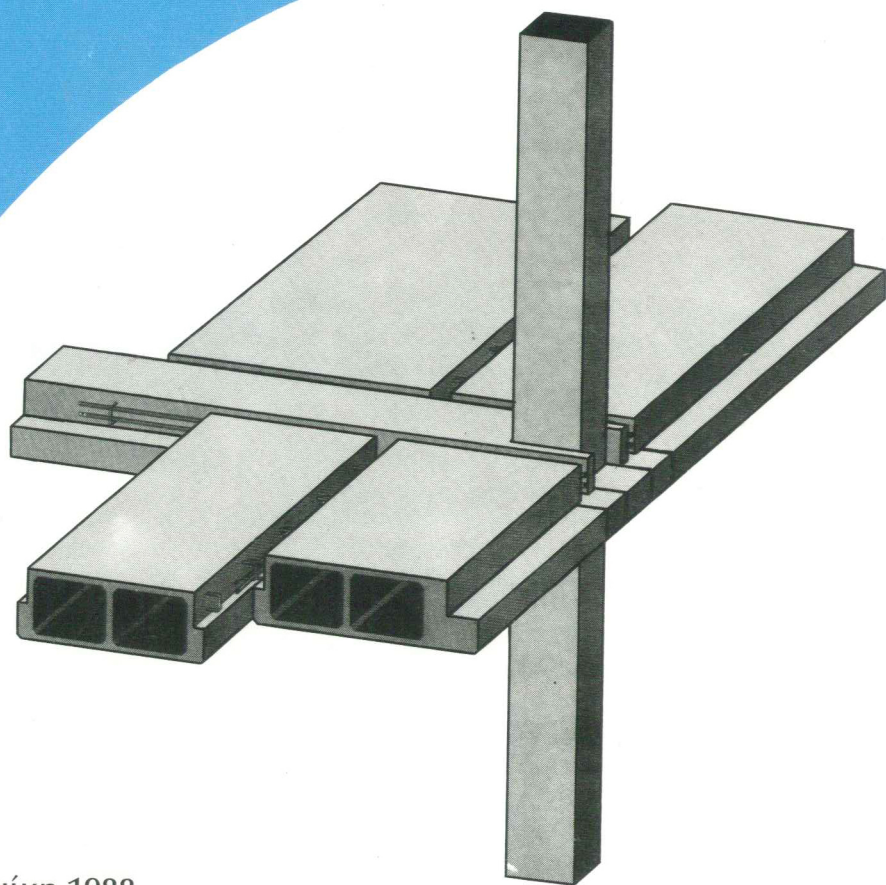


Βασίλης Α. Προφυλλίδης

ασκήσεις αντοχής υλικών

μεθοδολογία και λυμένες ασκήσεις



Θεσσαλονίκη 1988

βασιλης α. προφυλλιδης

ασκησεις αντοχης υλικων

μεθοδολογια
και λυμενες ασκησεις

τανυστες - παραμορφωσεις - τασεις - καταστατικες
εξισωσεις - τασικη συναρτηση - κεντρο βαρους -
ροπες αδρανειας - καμψη - ελαστικη γραμμη -
διατμηση - εξισωση Clapeyron - στρεψη -
ενεργειακες μεθοδοι - θεωρημα Castigliano -
υπερστατικοι φορεις - γενικες ασκησεις

**ενατη εκδοση
βελτιωμενη και επαυξημενη**

θεσσαλονικη 1988

Τά γνήσια αντίτυπα υπογράφονται

A handwritten signature in black ink, consisting of a large, stylized initial 'B' followed by several cursive letters, likely 'B. A. Προφυλλίδης'.

Απαγορεύεται ή μέ οποιοδήποτε μέσο όλική ή μερική ανατύπωση.
Copyright: Β.Α.Προφυλλίδης

ἀφιέρωμα
στους γονείς μου



αντι για προλογο

«Η θεωρητική και πειραματική έρευνα τῶν φυσικῶν φαινομένων διαχωρίζει τὴν ἀπέραντη φυσική ἐπιστήμη εἰς δύο κλάδους.

«Ο πρῶτος ἐρευνᾷ τὴ μακροσκοπική καὶ συνεχὴ συμπεριφορὰ τῶν ὑλικῶν καὶ ἀποτελεῖ τὴ φυσική τῶν συνεχῶν μέσων.

«Ο δεύτερος ἀσχολεῖται μὲ τὴ μικροσκοπική καὶ ἀσυνεχὴ συμπεριφορὰ τῶν ὑλικῶν καὶ ἀποτελεῖ τὴ φυσική τῶν ἀσυνεχῶν μέσων.

«Ἄν περιοριστοῦμε εἰς καθαρὰ μηχανικά φαινόμενα, διακρίνουμε τὴ μηχανική τῶν συνεχῶν καὶ τὴ μηχανική τῶν ἀσυνεχῶν μέσων.

Τμῆμα τῆς μηχανικῆς τῶν συνεχῶν μέσων ἀποτελεῖ καὶ ἡ ἀντοχή τῶν ὑλικῶν, ἡ ὁποία ἀναφέρεται εἰδικὰ εἰς ἑσώματα, ποὺ ὑπακούουν εἰς τὸν νόμον τῆς γραμμικῆς ἐλαστικότητας.

Στὸ βιβλίον αὐτὸ θὰ ἀσχοληθοῦμε μὲ πρακτικὰ προβλήματα ἀντοχῆς τῶν ὑλικῶν. Θεώρησα, ὡστόσο, ἐκόπιομ νὰ προτάξω

στά αντίστοιχα κεφάλαια παρατηρήσεις και υποδείξεις εἰς ὀρισμένα σημεῖα τῆς θεωρίας γιά τήν πληρέστερη κατανόηση τῶν προβλημάτων.

Προσπάθησα νά περιλάβω εἰς κάθε κεφάλαιο ἀσκήσεις ἀντιπροσωπευτικές γι' αὐτό καί κάθε ἀσκηση ἔχει τήν ἰδιομορφία τῆς. Ἐπειδή ὅμως ἡ φύση τοῦ μαθήματος εἶναι τέτοια, ὥστε πολλά στοιχεῖα πού ἔχουν ἀναφερθεῖ εἰς προηγούμενα κεφάλαια νά ἐπαναλαμβάνονται συνεχῶς, εἶναι εὐνόητο ὅτι τὰ στοιχεῖα αὐτά δέν μποροῦν νά χράφονται πολλές φορές μέ τόν ἴδιον ἀναλυτικό τρόπο, πού ἀναπτύχθηκαν τήν πρώτη φορά. Γι' αὐτό θά συνιστοῦσα κατά τή μελέτη τῶν διαφόρων κεφαλαίων καί ἀσκήσεων νά ἀκολουθηθεῖ ἡ σειρά τοῦ βιβλίου.

Θά συνιστοῦσα ἐπίσης εἰς τὴν ἀναχνώση νά προσπαθήσει ὁ ἴδιος νά λύσει τίς διάφορες ἀσκήσεις, πρὶν μελετήσῃ τίς λύσεις τους ἀπό τό βιβλίον. Μ' αὐτόν τόν τρόπο θά ἔχει προβληματισθεῖ ἀρκετά, ὥστε νά κατανοήσῃ καί νά ἐμπεδώσει τίς ἀσκήσεις τῶν διαφόρων κεφαλαίων, ἀλλά καί νά αὐτενεργήσῃ, ὅταν τοῦ δοθεῖ μιὰ ἀχνώση ἀσκηση.

Θεωρῶ ὑποχρέωσή μου νά εὐχαριστήσω ἀπό τῆ δέση αὐτῆ ὄλους ἐκείνους, πού μέ βοήθησαν κατά τίς διάφορες φάσεις τῆς συγγραφῆς αὐτοῦ τοῦ βιβλίου.

B. A. Π.

ΚΕΦΑΛΑΙΟ Ο

ΤΑΝΥΣΤΕΣ

α. Συμβολισμοί

«Ένα μαθηματικό ή φυσικό μέγεθος μπορεί να παρασταθεί από ένα σύμβολο, που ακολουθείται από ορισμένους δείχτες, π.χ. $b_{ijk}(1)$. Καθένας απ' αυτούς τους δείχτες παίρνει τιμές από ένα σύνολο αριθμών. Αντικαθιστώντας μία οποιαδήποτε διάταξη τιμών των i, j, k στην (1) παίρνουμε μία αριθμητική τιμή του υπ' όψη μεγέθους.

Επειδή στο βιβλίο αυτό θα ασχοληθούμε με καρτεσιανά συστήματα συντεταχμένων, οι δείχτες στα διάφορα σύμβολα των φυσικών μεγεθών θα παίρνουν τιμές από το σύνολο $\Pi = \{1, 2, 3\}$.

Θα συμβολίζουμε με κεφαλαία γράμματα τους άξονες των συστημάτων συντεταχμένων και με μικρά γράμματα τις συντεταχμένες ενός σημείου. Τους άξονες των συστημάτων συντεταχμένων θα τους συμβολίζουμε με X, Y, Z ή με X_1, X_2, X_3 . Αντίστοιχα ένα σύστημα συντεταχμένων θα συμβολίζεται με XYZ ή με $X_1 X_2 X_3$. Στη δεύτερη αυτή περίπτωση μπορούμε ισοδύναμα να γράφουμε σύστημα συντεταχμένων X_i , όπου το i παίρνει τις τιμές $1, 2, 3$. Αντικαθιστώντας το i με μία απ' αυτές τις τιμές παίρνουμε έναν από τους άξονες του συστήματος συντεταχμένων. Για $i=2$, π.χ., παίρνουμε τον άξονα X_2 .

«Αν ε' ένα μονώνυμο ή ε' όρο πολωνύμου ένας δείκτης εμφανισθεί δύο φορές, τότε αυτό θα δηλώνει άθροιση όρων, που αντιστοιχούν στις τιμές $1, 2$ και 3 του επαναλαμβανόμενου δείκτη.» Έτσι π.χ.

$$b_{12} c_{22} = b_{11} c_{12} + b_{12} c_{22} + b_{13} c_{32}$$

Σ' ένα μονώνυμο ή ε' όρο πολωνύμου ένας δείκτης μπορεί να εμφανίζεται το πολύ δύο φορές. Καμμία έννοια δεν δίνεται ε' δείκτη, που εμφανίζεται πάνω από δύο φορές.

Το δέλτα του Κρονεκερ δ_{ij} ισούται με 1 αν $i=j$, με 0 αν $i \neq j$. Πολλαπλασιασμός με δέλτα του Κρονεκερ και με επαναλαμβανόμενο δείκτη ισοδυναμεί με πράξη αντιμετάστασης με τον ελεύθερο δείκτη του δέλτα, π.χ. $\delta_{ik} \alpha_{kj} = \alpha_{ij}$. Εξ άλλου $\delta_{ii} = 3$, γιατί το i είναι επαναλαμβανόμενος δείκτης και επομένως θα έχουμε άθροιση όρων, που αντιστοιχούν στις τιμές του i , $1, 2$ και 3 ($\delta_{ii} = \delta_{11} + \delta_{22} + \delta_{33} = 1 + 1 + 1 = 3$)

β. ΤΑΥΣΤΕΣ

Οι ταυστές είναι μεξέδη που έχουν κάποια φυσική σημασία και ικανοποιούν ορισμένο νόμο μετασχηματισμού. Απέκτησαν τη φήμη τους μετά τη χρησιμοποίησή τους από τον Einstein στη γενική θεωρία της σχετικότητας.

Δύο είναι τὰ βασικά στοιχεία ενός ταυστή. Πρώτο ότι υπάρχει ένας ορισμένος νόμος μετασχηματισμού από τὸ ένα σύστημα συντεταχμένων στο ἄλλο. Δηλαδή ἂν είναι γνωστή ἡ ἔκφραση τοῦ ταυστή σ' ἓνα σύστημα συντεταχμένων, τότε ἡ ἔκφραση του σ' ἓνα οποιοδήποτε ἄλλο σύστημα συντεταχμένων (τοῦ ὁποίου ἡ θέση είναι γνωστή ὡς πρὸς τὸ πρῶτο) μπορεί νὰ βρεθῆ με βάση ορισμένες ἀπλές σχέσεις, τις ὁποῖες ὀνομάζουμε σχέσεις μετασχηματισμοῦ. Γιά κάθε κατηγορία ταυστῶν ἰσχύει ὁ ἴδιος νόμος μετασχηματισμοῦ.

Δεύτερο ὅτι υπάρχουν ορισμένες ποσότητες τοῦ ταυστή που παραμένουν ἀναλλοίωτες κατὰ τὸ μετασχηματισμὸ του ἀπὸ τὸ ένα σύστημα συντεταχμένων στο ἄλλο.

Θὰ ἀεχοδηθοῦμε με ταυστές μηδενικῆς τάξης (βαθμωτά μεξέδη), πρώτης τάξης καὶ δεύτερης τάξης. Ἐνας ταυστής μηδενικῆς τάξης ἔχει τὴν ἴδια ἔκφραση σὲ κάθε σύστημα συντεταχμένων.

Οἱ ταυστές πρώτης τάξης είναι τὰ διανύσματα, γιὰ τὰ ὁποῖα ἡ ἀναλλοίωτη ποσότητα είναι τὸ μήκος τοῦ διανύματος. Αυτό σημαίνει ὅτι ἂν είναι x_1, x_2, x_3 οἱ συντεταγμένες τοῦ διανύματος σ' ἓνα οποιοδήποτε σύστημα συντεταχμένων, τότε ἡ ἔκφραση $\sqrt{x_1^2 + x_2^2 + x_3^2}$ θὰ ἔχει τὴν ἴδια τιμὴ σὲ κάθε σύστημα συντεταχμένων. Ὁ νόμος μετασχηματισμοῦ ἑνὸς διανύματος \underline{u} ἀπὸ τὸ σύστημα συντεταχμένων X_i στο σύστημα συντεταχμένων X_i' είναι $\underline{u}' = \underline{R} \cdot \underline{u}$, ὅπου \underline{R} είναι τὸ μητρώο μετασχηματισμοῦ. Τὸ μητρώο αὐτὸ ἀποτελεῖται ἀπὸ τὰ συνημίτονα κατεύθυνσης, που ἐξηματίζουν οἱ ἄξονες τοῦ νέου συστήματος συντεταχμένων με τοὺς ἄξονες τοῦ παλίου (πρβλ. ἀσκηση 1).

Τὰ φυσικά μεξέδη που θὰ χρησιμοποιήσουμε στὴν Ἄντοχή τῶν ἄλλοιων παριστάνονται ἀπὸ ταυστές δεύτερης τάξης. Ἐτεῖ ἡ κατάσταση τῶν παραμορφώσεων που ἐπικρατεῖ σ' ἓνα σῶμα μπορεί νὰ παρασταθεῖ ἀπὸ τὸν ταυστὴ παραμόρφωσης (κεφάλαιο 1). Ἐξάλλου ἡ περιγραφή

της κατανομής των έξωτερικών φορτίων μέσα ε' ένα σώμα μπορεί να γίνει με τον τανυστή τάξης (κεφάλαιο 2).

Ένας τανυστής δεύτερης τάξης παριστάνεται από ένα μητρώο διάστασης 3×3 . Θεωρούμε τον τανυστή δεύτερης τάξης $\underline{\underline{\alpha}}$, του οποίου η έκφραση στο σύστημα συντεταγμένων X_i είναι

$$\underline{\underline{\alpha}} = \begin{vmatrix} \alpha_{11} & \alpha_{12} & \alpha_{13} \\ \alpha_{21} & \alpha_{22} & \alpha_{23} \\ \alpha_{31} & \alpha_{32} & \alpha_{33} \end{vmatrix}$$

Η έκφραση του $\underline{\underline{\alpha}}$ ε' ένα άλλο σύστημα συντεταγμένων X_i' θα είναι $\underline{\underline{\alpha'}} = \underline{\underline{R}} \cdot \underline{\underline{\alpha}} \cdot \underline{\underline{R}}^*$, όπου $\underline{\underline{R}}$ είναι το μητρώο μετασχηματισμού και $\underline{\underline{R}}^*$ το ανάστροφο του $\underline{\underline{R}}$, δηλαδή το μητρώο που προκύπτει αν στο $\underline{\underline{R}}$ κάνουμε τις γραμμές ετήδες και τις ετήδες γραμμές.

Ο τανυστής δεύτερης τάξης $\underline{\underline{\alpha}}$ έχει τις έξης 3 αναλλοίωτες: $\text{Tr} \underline{\underline{\alpha}} = \alpha_{ii} = \alpha_{11} + \alpha_{22} + \alpha_{33}$ (το ίχνος του $\underline{\underline{\alpha}}$, δηλαδή το άθροισμα των διαγώνιων στοιχείων του), $\text{Tr} \underline{\underline{\alpha}}^2$ (το ίχνος του $\underline{\underline{\alpha}}^2$), $\text{Tr} \underline{\underline{\alpha}}^3$ (το ίχνος του $\underline{\underline{\alpha}}^3$). Μπορούμε ισοδύναμα να θεωρήσουμε ως 3 αναλλοίωτες ποσότητες τις $\text{Tr} \underline{\underline{\alpha}}$, $\alpha_{11} \cdot \alpha_{22} + \alpha_{22} \cdot \alpha_{33} + \alpha_{33} \cdot \alpha_{11} - \alpha_{12}^2 - \alpha_{23}^2 - \alpha_{31}^2$, $\det \underline{\underline{\alpha}}$ (τήν όριζουσα του $\underline{\underline{\alpha}}$).

Παρατηρούμε ότι ο τανυστής πρώτης τάξης έχει 3 συνιστώσες, ενώ ο τανυστής δεύτερης τάξης έχει 9. Αν μάλιστα ο τανυστής δεύτερης τάξης είναι και συμμετρικός, δηλαδή $\alpha_{ij} = \alpha_{ji}$, τότε οι άγνωστες συνιστώσες του γίνονται 6.

Το μητρώο μετασχηματισμού $\underline{\underline{R}}$ είναι ορθομοναδιαίο, δηλαδή ικανοποιεί τις σχέσεις $\underline{\underline{R}} \cdot \underline{\underline{R}}^* = \underline{\underline{I}}$, $\underline{\underline{R}}^* \cdot \underline{\underline{R}} = \underline{\underline{I}}$, όπου $\underline{\underline{I}}$ είναι το μοναδιαίο μητρώο.

ασκηση

Δίνεται το διάνυσμα $\vec{u} = 32,00 \vec{e}_1 - 15,27 \vec{e}_2 - 41,42 \vec{e}_3$ εκφρασμένο
 σε σύστημα άξονων (O, X_1, X_2, X_3) . Να βρεθεί η έκφρασή του στο
 σύστημα (O, X'_1, X'_2, X'_3) , όπου:

	X_1	X_2	X_3
X'_1	45°	60°	60°
X'_2	90°	?	?
X'_3	?	?	?

λυση

Το διάνυσμα είναι τανυστής πρώτης τάξης, επομένως η έκφραση
 του \vec{u} στο σύστημα (O, X'_1, X'_2, X'_3) είναι $\vec{u}' = R \cdot \vec{u}$, όπου R το μη-
 τρώο μετασχηματισμού και

$$R = \begin{pmatrix} \cos X'_1 X_1 & \cos X'_1 X_2 & \cos X'_1 X_3 \\ \cos X'_2 X_1 & \cos X'_2 X_2 & \cos X'_2 X_3 \\ \cos X'_3 X_1 & \cos X'_3 X_2 & \cos X'_3 X_3 \end{pmatrix}$$

Άγνωστα είναι τα $\cos X'_2 X_2$, $\cos X'_2 X_3$, $\cos X'_3 X_1$, $\cos X'_3 X_2$,
 $\cos X'_3 X_3$, τα όποια θα υπολογίσουμε.

Άφου το R είναι μητρώο ορθομοναδιαίο, το μέτρο μιας γραμμής
 του θα ισούται με z_1 μονάδα, ενώ το έσωτερικό γινόμενο μιας γραμ-
 μής επί μία άλλη θα είναι μηδέν. Αντίστοιχα ισχύουν και για τις
 στήλες.

Έτσι λοιπόν θα έχουμε:

$$\begin{aligned} \cos^2 X'_2 X_1 + \cos^2 X'_2 X_2 + \cos^2 X'_2 X_3 &= 1 \\ \cos X'_1 X_1 \cdot \cos X'_2 X_1 + \cos X'_1 X_2 \cdot \cos X'_2 X_2 + \cos X'_1 X_3 \cdot \cos X'_2 X_3 &= 0 \end{aligned} \Rightarrow$$

$$\begin{aligned} 0 + \cos^2 X'_2 X_2 + \cos^2 X'_2 X_3 &= 1 \\ \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot 0 + \frac{1}{2} \cdot \cos X'_2 X_2 + \frac{1}{2} \cdot \cos X'_2 X_3 &= 0 \end{aligned} \Rightarrow \begin{aligned} \cos X'_2 X_2 &= \pm 0,707 \\ \cos X'_2 X_3 &= \mp 0,707 \end{aligned}$$

Ο άξονας X'_1 είναι πλήρως καθορισμένος. Επίσης είναι καθο-
 ρισμένη η θέση του X'_2 ως προς τον X_1 . Ακόμη θα πρέπει το σύ-
 στημα (O, X'_1, X'_2, X'_3) να είναι δεξιόστροφο. Τις παραπάνω συνθήκες
 ικανοποιεί μόνο η τιμή $\cos X'_2 X_2 = 0,707$, οπότε $\cos X'_2 X_3 = -0,707$.

Αντίστοιχες σχέσεις έχουμε και για τα άλλα τρία ευνημίτονα
 κατεύθυνσης

$$\begin{aligned} \cos^2 X'_3 X_1 + \cos^2 X'_3 X_2 + \cos^2 X'_3 X_3 &= 1 \quad (1) \\ \cos X'_3 X_1 \cdot \cos X'_2 X_1 + \cos X'_3 X_2 \cdot \cos X'_2 X_2 + \cos X'_3 X_3 \cdot \cos X'_2 X_3 &= 0 \quad (2) \\ \cos X'_3 X_1 \cdot \cos X'_1 X_1 + \cos X'_3 X_2 \cdot \cos X'_1 X_2 + \cos X'_3 X_3 \cdot \cos X'_1 X_3 &= 0 \quad (3) \end{aligned}$$

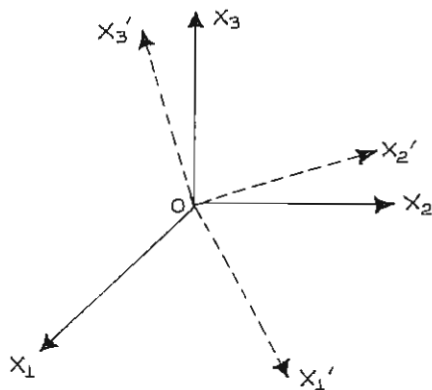
$$(2) \Rightarrow \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot \cos X_3' X_2 - \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot \cos X_3' X_3 = 0 \Rightarrow \cos X_3' X_2 = \cos X_3' X_3 \quad (4)$$

$$(3) \Rightarrow \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot \cos X_3' X_1 + \frac{1}{2} \cdot \cos X_3' X_2 + \frac{1}{2} \cdot \cos X_3' X_3 = 0 \quad (5)$$

Οι (1), (4) και (5) δίνουν:

$$\begin{array}{l|l} \cos^2 X_3' X_1 + 2 \cdot \cos^2 X_3' X_2 = 1 & \Rightarrow \cos X_3' X_2 = \pm \frac{1}{2} \\ \sqrt{2} \cdot \cos X_3' X_1 + 2 \cdot \cos X_3' X_2 = 0 & \cos X_3' X_1 = \mp \frac{1}{\sqrt{2}} \end{array}$$

Επειδή ο X_3' πρέπει να αποτελεί με τους X_1' , X_2' , δεξιόστροφο σύστημα θα πρέπει $\cos X_3' X_2 = \frac{1}{2}$, οπότε: $\cos X_3' X_1 = -\frac{1}{\sqrt{2}}$ και



$$R = \begin{pmatrix} \frac{\sqrt{2}}{2} & \frac{1}{2} & \frac{1}{2} \\ 0 & \frac{\sqrt{2}}{2} & -\frac{\sqrt{2}}{2} \\ -\frac{\sqrt{2}}{2} & \frac{1}{2} & \frac{1}{2} \end{pmatrix}, \text{ Ένορμένως}$$

$$\bar{u}' = R \cdot \bar{u} = \begin{pmatrix} \frac{\sqrt{2}}{2} & \frac{1}{2} & \frac{1}{2} \\ 0 & \frac{\sqrt{2}}{2} & -\frac{\sqrt{2}}{2} \\ -\frac{\sqrt{2}}{2} & \frac{1}{2} & \frac{1}{2} \end{pmatrix} \cdot \begin{pmatrix} 32 \\ -15,27 \\ -41,42 \end{pmatrix}$$

$$= \begin{vmatrix} \left[\frac{\sqrt{2}}{2} \cdot 32 + \frac{1}{2} \cdot (-15,27) + \frac{1}{2} \cdot (-41,42) \right] \\ \left[0 \cdot 32 + \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot (-15,27) - \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot (-41,42) \right] \\ \left[-\frac{\sqrt{2}}{2} \cdot 32 + \frac{1}{2} \cdot (-15,27) + \frac{1}{2} \cdot (-41,42) \right] \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} -5,718 \\ 18,491 \\ -50,972 \end{vmatrix}$$

ΚΕΦΑΛΑΙΟ 1

ΠΑΡΑΜΟΡΦΩΣΕΙΣ

Ο τανυστής παραμόρφωσης είναι :

$$\underline{\underline{\epsilon}} = \begin{vmatrix} \epsilon_{11} & \epsilon_{12} & \epsilon_{13} \\ \epsilon_{21} & \epsilon_{22} & \epsilon_{23} \\ \epsilon_{31} & \epsilon_{32} & \epsilon_{33} \end{vmatrix}$$

Ο $\underline{\underline{\epsilon}}$ είναι συμμετρικός τανυστής και επομένως $\epsilon_{12} = \epsilon_{21}$, $\epsilon_{13} = \epsilon_{31}$, $\epsilon_{23} = \epsilon_{32}$. Θα ασχοληθούμε μόνο με άπειροστές παραμορφώσεις. Έτσι το στοιχείο ϵ_{ij} του τανυστή παραμόρφωσης δίνεται από τη σχέση $\epsilon_{ij} = \frac{1}{2} \cdot \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$, όπου u_i είναι οι συνιστώσες του διανύσματος μετατόπισης \underline{u} ενός υλικού σημείου του σώματος από την απαραμόρφωτη θέση A_0 στην παραμορφωμένη A .

Οι συνιστώσες ϵ_{11} , ϵ_{22} , ϵ_{33} αλλοούνται όρθες συνιστώσες του τανυστή παραμόρφωσης, ενώ οι συνιστώσες ϵ_{ij} ($i \neq j$) λέγονται διατμητικές. Η συνιστώσα ϵ_{11} παριστάνει την άνηχμένη παραμόρφωση (ανά μονάδα αρχικού μήκους) μιας υλικής ίνας, που ήταν παράλληλη πριν την παραμόρφωση προς τον άξονα X_1 . Αντίστοιχα οι ϵ_{22} , ϵ_{33} . Η συνιστώσα ϵ_{12} ισούται με το μισό της παραμόρφωσης μιας αρχικά όρθης γωνίας, που σχηματιζόταν από δύο άπειροστές υλικές ίνες, αρχικά παράλληλες προς τους άξονες X_1 και X_2 . Αντίστοιχα οι ϵ_{13} , ϵ_{23} .

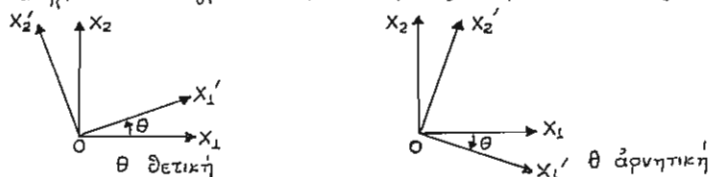
Η γωνία κατά την οποία στρεβλώνεται μία γωνία, που πριν την παραμόρφωση ήταν όρθη και οι πλευρές της παράλληλες προς τους άξονες X_1, X_2 , λέγεται γωνία διάτμησης χ_{12} και ισούται με $2 \cdot \epsilon_{12}$, $\chi_{12} = 2 \cdot \epsilon_{12}$. Γενικά $\chi_{ij} = 2 \cdot \epsilon_{ij}$.

Επίπεδη παραμόρφωση στο επίπεδο (X_1, X_2) λέγεται εκείνη στην οποία $\epsilon_{13} = \epsilon_{23} = \epsilon_{33} = 0$, οπότε ο τανυστής παραμόρφωσης γίνεται:

$$\underline{\underline{\epsilon}} = \begin{vmatrix} \epsilon_{11} & \epsilon_{12} & 0 \\ \epsilon_{12} & \epsilon_{22} & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{vmatrix}$$

Αναζητούμε ένα σύστημα συντεταγμένων, στο οποίο να μη υπάρχουν διατμητικές παραμορφώσεις, αλλά μόνο ὀρθές. Το σύστημα αυτό λέγεται κύριο σύστημα τῆς παραμόρφωσης καὶ ἀντιστοιχεῖ σὲ γωνία στροφῆς θ , πού δίνεται ἀπὸ τὴ σχέση $\tan 2\theta = \frac{2 \cdot \epsilon_{12}}{\epsilon_{11} - \epsilon_{22}}$.

Ἄν ἡ γωνία θ προκύψει θετική, τότε γιὰ νὰ πάρουμε τὸ κύριο σύστημα τῆς παραμόρφωσης (X_1', X_2') στρέφουμε τὸ σύστημα συντεταγμένων (X_1, X_2) ἀριστερόστροφα κατὰ γωνία θ , ἐνῶ ἂν ἡ θ προκύψει ἀρνητική στρέφουμε τὸ σύστημα συντεταγμένων (X_1, X_2) δεξιόστροφα κατὰ γωνία θ .*



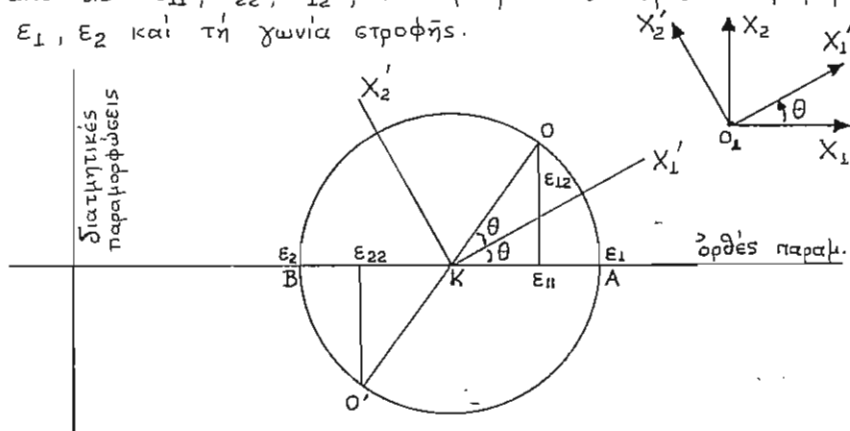
Οἱ κύριες παραμορφώσεις εἶναι :

$$\epsilon_1 = \frac{\epsilon_{11} + \epsilon_{22}}{2} + \sqrt{\left(\frac{\epsilon_{11} - \epsilon_{22}}{2}\right)^2 + \epsilon_{12}^2}$$

$$\epsilon_2 = \frac{\epsilon_{11} + \epsilon_{22}}{2} - \sqrt{\left(\frac{\epsilon_{11} - \epsilon_{22}}{2}\right)^2 + \epsilon_{12}^2}$$

Οἱ κυκλοὶ τοῦ Mohr εἶναι γραφικὲς κατασκευές, μετὰ τίς ὁποῖες πετυχαίνουμε λύση στὰ ἑξῆς προβλήματα :

1) ἀπὸ τίς $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}, \epsilon_{12}$, νὰ βροῦμε τίς κύριες παραμορφώσεις ϵ_1, ϵ_2 καὶ τὴ γωνία στροφῆς.



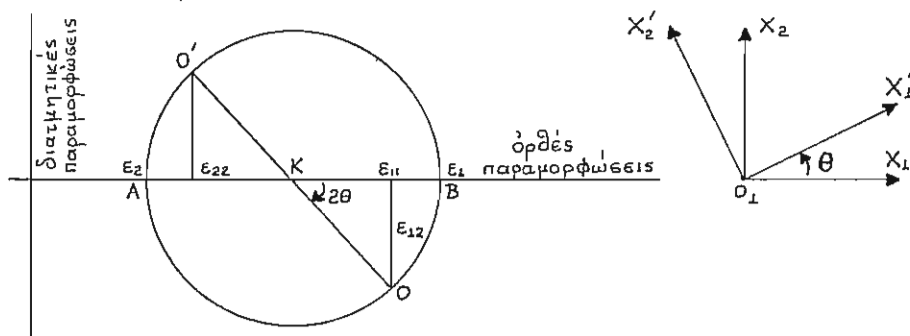
Στὸν ἄξονα τῶν ὀρθῶν παραμορφώσεων παίρνουμε τίς $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}$ στὴν τετμημένη τῆς ϵ_{11} (καὶ στὸν ἄξονα τῶν διατμητικῶν παραμορφώσεων) παίρνουμε τὴν ϵ_{12} . Κατὰ σύμβαση στὴν τετμημένη τῆς ϵ_{22} (καὶ στὸν ἄξονα τῶν διατμητικῶν παραμορφώσεων) παίρνουμε τμήμα ἴσο μὲ τὴν ϵ_{12} , ἀλλὰ μὲ ἀντίθετο πρόσημο ἀπὸ τὸ πρῶν.

* Γενικά μιά γωνία στροφῆς θεωρεῖται θετική, ὅταν ἡ στροφή τοῦ ἄξονα X_1 γίνεται πρὸς τὴν κατεύθυνση τῶν θετικῶν τεταγμένων τοῦ ἄξονα.

Ορίζονται έτσι τα σημεία O, O' και η OO' (διάμετρος του κύκλου Mohr), το σημείο τομής της OO' και του άξονα των όρθων παραμορφώσεων (κέντρο του κύκλου Mohr) και συνεπώς και οι ϵ_1, ϵ_2 .

Σχετικά με τη γωνία στροφής παρατηρούμε τα εξής. Στην περίπτωση αυτή είναι γνωστό το σύστημα (X_1, X_2) , όπου επικρατούν οι παραμορφώσεις $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}, \epsilon_{12}$. Αυτές αντιστοιχούνται στον κύκλο Mohr από τη διάμετρο OO' . Οι κύριες παραμορφώσεις αντιστοιχούνται από τη διάμετρο BKA . Παρατηρούμε ότι για να πάρουμε το φορέα που αντιστοιχεί στις κύριες παραμορφώσεις, πρέπει από το φορέα των παραμορφώσεων του συστήματος (X_1, X_2) να στραφούμε δεξιόστροφα κατά γωνία $\widehat{OKA} = 2\theta$. Τότε για να πάρουμε το κύριο σύστημα (X'_1, X'_2) , θα στρέψουμε το σύστημα (X_1, X_2) αριστερόστροφα κατά γωνία $\frac{\widehat{OKA}}{2} = \theta$. Δηλαδή αρκεί να φέρουμε τη διχοτόμο της \widehat{OKA} , όποτε παίρνουμε το φορέα της X'_1 .

2) από τις κύριες παραμορφώσεις και τη γωνία στροφής των 2 συστημάτων να βρούμε τις $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}, \epsilon_{12}$.

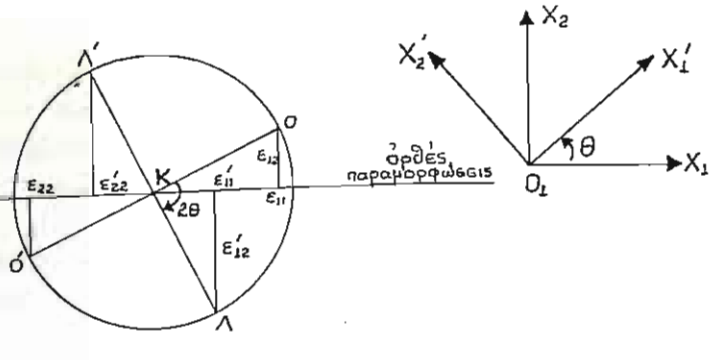


Το (X_1, X_2) είναι το κύριο σύστημα και το (X'_1, X'_2) το τυχόν σύστημα, στο οποίο καταλήγουμε, αν στραφούμε αριστερόστροφα κατά γωνία θ . Η διάμετρος του κύκλου Mohr είναι το εὐθύγραμμο τμήμα AB . Στρέφόμεστε τότε δεξιόστροφα κατά γωνία 2θ και παίρνουμε τις παραμορφώσεις $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}, \epsilon_{12}$, που αντιστοιχούν στο σύστημα (X'_1, X'_2) .

3) από τις $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}, \epsilon_{12}$ και τη γωνία στροφής να βρούμε τις $\epsilon'_{11}, \epsilon'_{22}, \epsilon'_{12}$, δηλαδή την έκφραση του τανυστή επίπεδης παραμόρφωσης ε' ένα άλλο σύστημα συτεταγμένων.

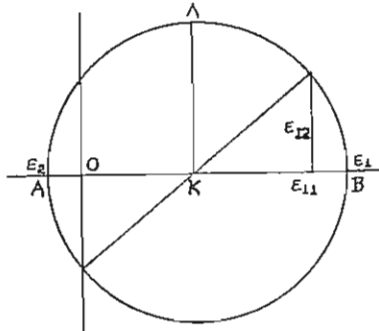
να X_2 . Θεωρείται αρνητική, όταν γίνεται προς την κατεύθυνση των αρνητικών τεταγμένων του άξονα X_2 .

Διαμητικές παραμορφώσεις



Με βάση τα προηγούμενα βρίσκουμε την OO' , φορέα που αντιστοιχεί στις παραμορφώσεις του συστήματος (X_1, X_2) . Έπειτα στρέφουμε την OO' κατά γωνία 2θ και έτσι βρίσκουμε την $ΛΛ'$, φορέα που αντιστοιχεί στις παραμορφώσεις του συστήματος (X'_1, X'_2) . Από την $ΛΛ'$ βρίσκουμε εύκολα τις $\epsilon'_{11}, \epsilon'_{22}, \epsilon'_{12}$.

Παρατήρηση: Πολλές φορές ή $\epsilon_{22} = 0$ και ζητείται ή μέγιστη διαμητική παραμόρφωση. Κατασκευάζουμε τον κύκλο του Mohr



με $\epsilon_{11}, \epsilon_{22} = 0, \epsilon_{12}$ και βρίσκουμε ότι ή μέγιστη διαμητική παραμόρφωση είναι $KL = \frac{1}{2} AB = \frac{1}{2} (\epsilon_1 - \epsilon_2)$ και όχι ή ϵ_{12} .

ασκηση 1

Αν $\hat{\underline{\underline{\epsilon}}}$ ο άποκλίνων τανυστής παραμόρφωσης, που αντιστοιχεί στον ταυστή παραμόρφωσης $\underline{\underline{\epsilon}}$, να αποδειχτούν οι σχέσεις* :

$$\text{Tr} \hat{\underline{\underline{\epsilon}}}^2 = \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}^2 - \frac{1}{3} (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}})^2 \quad \text{και}$$

$$\text{Tr} \hat{\underline{\underline{\epsilon}}}^3 = \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}^3 - \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}} \cdot \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}^2 + \frac{2}{9} (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}})^3$$

Λυση:

$$\hat{\epsilon}_{ij} = \hat{\epsilon}_{im} \cdot \hat{\epsilon}_{mj}, \text{ οπότε}$$

* Ο άποκλίνων τανυστής παραμόρφωσης $\hat{\epsilon}_{ij}$, που αντιστοιχεί στον ταυστή παραμόρφωσης ϵ_{ij} , ορίζεται ως $\hat{\epsilon}_{ij} = \epsilon_{ij} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{ij}$, όπου θ ή άνηχημένη διόγκωση, $\theta = \frac{\delta V}{V}$. Έχουμε $\theta = \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}} = \epsilon_{ii}$.

$$\begin{aligned}
 \text{Tr} \hat{\underline{\underline{\varepsilon}}}^2 &= \hat{\varepsilon}_{im} \cdot \hat{\varepsilon}_{mi} = (\varepsilon_{im} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{im}) \cdot (\varepsilon_{mi} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{mi}) = \\
 &= \varepsilon_{im} \cdot \varepsilon_{mi} - \varepsilon_{im} \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{mi} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{im} \cdot \varepsilon_{mi} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \delta_{im} \cdot \delta_{mi} = \\
 &= \varepsilon_{ii}^2 - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ii} - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ii} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \delta_{ii} = \\
 &= \varepsilon_{ii}^2 - \frac{\theta}{3} \cdot \theta^* - \frac{\theta}{3} \cdot \theta + \frac{\theta^2}{9} \cdot 3 = \varepsilon_{ii}^2 - \frac{\theta^2}{3} = \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}}^2 - \frac{1}{3} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}})^2.
 \end{aligned}$$

$$\hat{\varepsilon}_{ik}^3 = \hat{\varepsilon}_{im} \cdot \hat{\varepsilon}_{mj} \cdot \hat{\varepsilon}_{jk}, \text{ όποτε}$$

$$\begin{aligned}
 \text{Tr} \hat{\underline{\underline{\varepsilon}}}^3 &= \hat{\varepsilon}_{im} \cdot \hat{\varepsilon}_{mj} \cdot \hat{\varepsilon}_{ji} = (\varepsilon_{im} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{im}) (\varepsilon_{mj} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{mj}) (\varepsilon_{ji} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{ji}) = \\
 &= (\varepsilon_{im} \cdot \varepsilon_{mj} - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{im} \cdot \delta_{mj} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{im} \cdot \varepsilon_{mj} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \delta_{im} \cdot \delta_{mj}) (\varepsilon_{ji} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{ji}) = \\
 &= (\varepsilon_{ij}^2 - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ij} - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ij} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \delta_{ij}) (\varepsilon_{ji} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{ji}) = \\
 &= (\varepsilon_{ij}^2 - 2 \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ij} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \delta_{ij}) \cdot (\varepsilon_{ji} - \frac{\theta}{3} \cdot \delta_{ji}) = \\
 &= \varepsilon_{ij}^2 \cdot \varepsilon_{ji} - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ij}^2 \cdot \delta_{ij} - 2 \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ij} \cdot \varepsilon_{ji} + 2 \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ij} \cdot \delta_{ji} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \delta_{ij} \cdot \varepsilon_{ji} - \\
 &- \frac{\theta^3}{27} \cdot \delta_{ij} \cdot \delta_{ji} = \varepsilon_{ii}^3 - \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ii}^2 - 2 \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ii}^2 + 2 \cdot \frac{\theta^2}{9} \cdot \varepsilon_{ii} + \frac{\theta^2}{9} \cdot \varepsilon_{ii} - \frac{\theta^3}{27} \cdot \delta_{ii} = \\
 &= \varepsilon_{ii}^3 - 3 \cdot \frac{\theta}{3} \cdot \varepsilon_{ii}^2 + 2 \cdot \frac{\theta^2}{9} \cdot \theta + \frac{\theta^2}{9} \cdot \theta - \frac{\theta^3}{27} \cdot 3 = \varepsilon_{ii}^3 - \theta \cdot \varepsilon_{ii}^2 + 2 \cdot \frac{\theta^3}{9} = \\
 &= \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}}^3 - \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}} \cdot \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}}^2 + \frac{2}{9} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}})^3.
 \end{aligned}$$

ασκηση 2

Ἐπίπεδο στοιχείο σώματος ὑποβάλλεται ἐπὶ καθαρῇ διατμητικῇ παραμόρφωσιν ε_{xy} στὸ σύστημα OXY . Νὰ ἀποδειχθεῖ ὅτι οἱ ὀρθοί συνιστώσες τῶν παραμορφώσεων ἐπὶ ὁποιοδήποτε ἄλλο σύστημα ὀρθογωνίων ἀξόνων $OΞ\eta$ εἶναι ἴσες καὶ ἀντίθετες. Νὰ βρεθοῦν ἐκφράσεις γιὰ τὶς παραμορφώσεις $\varepsilon_{\xi\xi}$, $\varepsilon_{\eta\eta}$, $\varepsilon_{\xi\eta}$.

ἄλυση

Ἐπειδὴ ἔχομε καθαρῇ διατμητικῇ παραμόρφωσιν, οἱ ὀρθοί συνι-

$$* \varepsilon_{ii} = \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}} = \theta$$

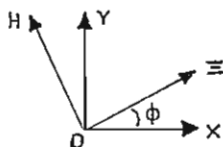
επίπεδες του ταχυετή παραμόρφωσης θα είναι μηδενικές. Ήπειδή εξ άλλου η παραμόρφωση συμβαίνει στο σύστημα OXY, μηδενικά θα είναι και τα στοιχεία ϵ_{xz} , ϵ_{yz} . Μπορούμε, λοιπόν, να θεωρήσουμε τον ταχυετή παραμόρφωσης εάν ένα μητρώο 2×2 , τότε

$$\tilde{\epsilon} = \begin{vmatrix} 0 & \epsilon_{xy} \\ \epsilon_{xy} & 0 \end{vmatrix}$$

Στο σύστημα OΞΗ ο ταχυετής παραμόρφωσης θα είναι

$$\tilde{\epsilon}' = \begin{vmatrix} \epsilon_{\xi\xi} & \epsilon_{\xi\eta} \\ \epsilon_{\xi\eta} & \epsilon_{\eta\eta} \end{vmatrix}. \text{ Η πρώτη αναλλοίωτη όμως του ταχυετή παραμόρφωσης}$$

($\text{Tr} \tilde{\epsilon}$) έχει την ίδια τιμή ανεξάρτητα απ' το σύστημα συντεταγμένων. Στο OXY είναι $\text{Tr} \tilde{\epsilon} = 0$, άρα και $\text{Tr} \tilde{\epsilon}' = 0 \Rightarrow \epsilon_{\xi\xi} + \epsilon_{\eta\eta} = 0 \Rightarrow \epsilon_{\xi\xi} = -\epsilon_{\eta\eta}$.



Το μητρώο μετασχηματισμού θα είναι

$$\tilde{R} = \begin{vmatrix} \cos\phi & \sin\phi \\ -\sin\phi & \cos\phi \end{vmatrix} \quad \text{και} \quad \tilde{\epsilon}' = \tilde{R} \cdot \tilde{\epsilon} \cdot \tilde{R}^*$$

Οι πράξεις διευκολύνονται πολύ, αν τις διατάξουμε σύμφωνα με

	ϵ	R^*
R	$R \cdot \epsilon$	$R \cdot \epsilon \cdot R^*$

το διπλανό πίνακα, όπου πρώτα γίνεται ο πολλαπλασιασμός ($R \cdot \epsilon$) και έπειτα επί τον R^* , ($R \cdot \epsilon$) $\cdot R^*$. Η διάταξη αυτή των πράξεων * αποτελεί το σχήμα FALK.

Σύμφωνα με το σχήμα αυτό κάθε στοιχείο του γινομένου δύο μητρώων θα βρίσκεται στη συμβολή δύο εύθειων, μιας οριζόντιας (γραμμή του πρώτου μητρώου) και μιας κατακόρυφης (στήλη του δεύτερου). Έχουμε λοιπόν:

		0	ϵ_{xy}	$\cos\phi$	$-\sin\phi$
	ϵ_{xy}	ϵ_{xy}	0	$\sin\phi$	$\cos\phi$
$\cos\phi$	$\sin\phi$	$\cos\phi \cdot 0 + \sin\phi \cdot \epsilon_{xy}$	$\cos\phi \cdot \epsilon_{xy} + \sin\phi \cdot 0$	$\sin\phi \cdot \epsilon_{xy} \cdot \cos\phi + \cos\phi \cdot \epsilon_{xy} \cdot \sin\phi$	$\sin\phi \cdot \epsilon_{xy} \cdot (-\sin\phi) + \cos\phi \cdot \epsilon_{xy} \cdot \cos\phi$
$-\sin\phi$	$\cos\phi$	$-\sin\phi \cdot 0 + \cos\phi \cdot \epsilon_{xy}$	$-\sin\phi \cdot \epsilon_{xy} + \cos\phi \cdot 0$	$\cos\phi \cdot \epsilon_{xy} \cdot \cos\phi + (-\sin\phi \cdot \epsilon_{xy}) \cdot \sin\phi$	$\cos\phi \cdot \epsilon_{xy} \cdot (-\sin\phi) + (-\sin\phi \cdot \epsilon_{xy}) \cdot \cos\phi$

* Στα μητρώα της άσκησης αυτής το πλήθος των γραμμών ίσονται με το πλήθος των στηλών. Τέτοια μητρώα λέγονται τετραγωνικά. Το γινομένο δύο τετραγωνικών μητρώων α και β , τάξης μ , είναι ένα τετραγωνικό μητρώο χ , επίσης τάξης μ . Το

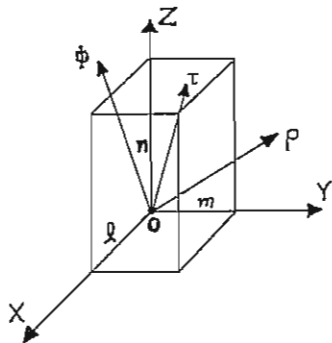
Εἶναι λοιπὸν $\tilde{\epsilon}' = \begin{vmatrix} \epsilon_{xy} \cdot \sin 2\phi & \epsilon_{xy} \cdot \cos 2\phi \\ \epsilon_{xy} \cdot \cos 2\phi & -\epsilon_{xy} \cdot \sin 2\phi \end{vmatrix}$ καὶ ἐπομένως

$$\epsilon_{\xi\xi} = \epsilon_{xy} \cdot \sin 2\phi, \quad \epsilon_{\eta\eta} = -\epsilon_{xy} \cdot \sin 2\phi, \quad \epsilon_{\xi\eta} = \epsilon_{xy} \cdot \cos 2\phi.$$

ασκηση 3

Ὁρθογώνιο παραλληλεπίπεδο με' σχέση μηκῶν πλευρῶν $l : m : n = 1 : 1 : 2$ παραμορφώνεται κατὰ τέτοιο τρόπο, ὥστε τὰ παράπλευρα ἐπίπεδα νὰ παραμένουν μεταξὺ τους κάθετα, ἐνῶ οἱ πλευρές l, m, n ἐπιμηκύνονται με' τιμές ὀρθῶν ἐπιμηκύνσεων $\frac{1}{50}, \frac{1}{80}, \frac{1}{100}$ ἀντίστοιχα. Πόση εἶναι ἡ ἐπιμήκυνση κατὰ τὴν κατεύθυνση τῆς διαγωνίου τοῦ παραλληλεπίπεδου;

ἄυση



Στὸ σύστημα OXYZ ἡ ἔκφραση τοῦ ταυ-σπῆ παραμόρφωσης εἶναι :

$$\tilde{\epsilon} = \begin{vmatrix} \frac{1}{50} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{1}{80} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1}{100} \end{vmatrix}$$

Ζητοῦμε τὴν ὀρθή συντεῶσα κατὰ τὴν κατεύθυνση τ στὸ ὀρθογώνιο σύστημα

(τ, ρ, ϕ) . Γιὰ νὰ βροῦμε τὴν $\epsilon_{\tau\tau}$ χρειαζόμαστε μόνο τὴν πρώτη γραμμὴ τοῦ μητρώου μετασχηματισμοῦ. Εἶναι :

$$\cos(\tau, X) = \frac{l}{\sqrt{l^2 + m^2 + n^2}} = \frac{l/l}{\sqrt{l^2 + m^2 + n^2}/l} = \frac{1}{\sqrt{1^2 + 1^2 + 2^2}} = \frac{1}{\sqrt{6}}$$

$$\cos(\tau, Y) = \frac{m}{\sqrt{l^2 + m^2 + n^2}} = \frac{m/m}{\sqrt{l^2 + m^2 + n^2}/m} = \frac{1}{\sqrt{1^2 + 1^2 + 2^2}} = \frac{1}{\sqrt{6}}$$

$$\cos(\tau, Z) = \frac{n}{\sqrt{l^2 + m^2 + n^2}} = \frac{n/l}{\sqrt{l^2 + m^2 + n^2}/l} = \frac{2}{\sqrt{1^2 + 1^2 + 2^2}} = \frac{2}{\sqrt{6}}$$

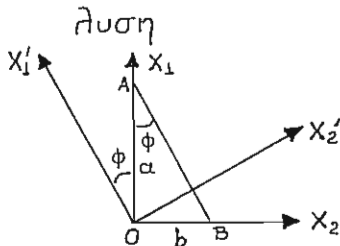
τυπικὸ στοιχείο χ_{ik} τοῦ μητρώου χ , δηλαδὴ τὸ στοιχείο ποὺ βρίσκεται ἐπὶ τὴν i γραμμὴ καὶ ἐπὶ τὴν k στήλη, ἰσοῦται με' τὸ ἄθροισμα τῶν γινομένων τῶν στοιχείων τῆς γραμμῆς α_i τοῦ μητρώου α ἐπὶ τὰ ὁμοτάξια στοιχεία τῆς στήλης β_k τοῦ μητρώου β

			$\frac{1}{50}$	0	0	$\frac{1}{\sqrt{6}}$
			0	$\frac{1}{80}$	0	$\frac{1}{\sqrt{6}}$
			0	0	$\frac{1}{100}$	$\frac{2}{\sqrt{6}}$
$\frac{1}{\sqrt{6}}$	$\frac{1}{\sqrt{6}}$	$\frac{2}{\sqrt{6}}$	$\frac{1}{50\sqrt{6}}$	$\frac{1}{80\sqrt{6}}$	$\frac{2}{100\sqrt{6}}$	$\frac{1}{50\sqrt{6}} \cdot \frac{1}{\sqrt{6}} + \frac{1}{80\sqrt{6}} \cdot \frac{1}{\sqrt{6}} + \frac{2}{100\sqrt{6}} \cdot \frac{2}{\sqrt{6}}$ ← $\epsilon_{\pi\pi}$

Επομένως κατά την κατεύθυνση της διαγωνίου του παραλληλεπίπεδου ή επιμήκυνση είναι $\epsilon_{\pi\pi} = 0,012$.

ασκηση 4

Οι κάθετες πλευρές άπειροστού ορθογώνιου τριγώνου έχουν μήκη a, b . Αν οι άνηχμένες όρθες επιμηκύνσεις κατά μήκος των ίνών των καθέτων πλευρών είναι ϵ_a, ϵ_b και κατά μήκος της υποπείνουσας ϵ_c , να βρεθεί η γωνία διάτμησης των 2 καθέτων πλευρών.



Θεωρούμε σύστημα άξονων (X_1, X_2) , όπως στο σχήμα. Τότε $\epsilon_{11} = \epsilon_a$, $\epsilon_{22} = \epsilon_b$ και ή $\epsilon_{12} = \epsilon_{ac}$ άγνωστη. Γνωστή είναι επίσης και ή ϵ_c . Αν στρέψουμε το σύστημα (X_1, X_2) κατά γωνία ϕ , παίρνουμε το σύστημα (X_1', X_2') , του οποίου ο άξονας X_1' είναι παράλληλος προς την υποπείνουσα AB . Η ϵ_{11} στο σύστημα (X_1', X_2') θα δίνεται από τη σχέση:

$$\epsilon'_{11} = \epsilon_{11} \cdot \cos^2(-\phi) + \epsilon_{22} \cdot \sin^2(-\phi) + \epsilon_{12} \cdot \sin 2\phi \quad (1)$$

όπου ή γωνία ϕ παίρνεται αρνητική, διότι για να πάρουμε τον άξονα X_1' στρέφουμε τον X_1 προς την κατεύθυνση του αρνητικού X_2 .

Η ϵ'_{11} όμως είναι γνωστή, διότι ισοϋται με την επιμήκυνση κατά μήκος της υποπείνουσας, $\epsilon'_{11} = \epsilon_c$, $\tan \phi = \frac{b}{a}$,

$$\cos \phi = \frac{1}{\sqrt{1 + \tan^2 \phi}} = \frac{a}{\sqrt{a^2 + b^2}}, \quad \sin \phi = \frac{\tan \phi}{\sqrt{1 + \tan^2 \phi}} = \frac{b}{\sqrt{a^2 + b^2}}$$

και επομένως ή (1) γίνεται:

$$\begin{aligned}
 \epsilon_c &= \epsilon_a \frac{a^2}{a^2+b^2} + \epsilon_b \frac{b^2}{a^2+b^2} + \epsilon_{ac} \cdot 2 \frac{a}{\sqrt{a^2+b^2}} \left(-\frac{b}{\sqrt{a^2+b^2}} \right) = \\
 &= \epsilon_a \frac{a^2}{a^2+b^2} + \epsilon_b \frac{b^2}{a^2+b^2} - \epsilon_{ac} \cdot \frac{2ab}{a^2+b^2} \Rightarrow \\
 \Rightarrow \epsilon_{ac} \cdot \frac{2ab}{a^2+b^2} &= \epsilon_a \frac{a^2}{a^2+b^2} + \epsilon_b \frac{b^2}{a^2+b^2} - \epsilon_c \Rightarrow \\
 \Rightarrow \epsilon_{ac} &= \epsilon_a \cdot \frac{a}{2b} + \epsilon_b \cdot \frac{b}{2a} - \epsilon_c \frac{a^2+b^2}{2ab} .
 \end{aligned}$$

Η γωνία διάτμησης τῶν 2 καθέτων πλευρῶν εἶναι :

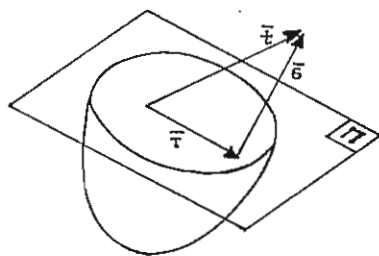
$$\gamma_{ac} = 2 \epsilon_{ac} = \epsilon_a \cdot \frac{a}{b} + \epsilon_b \cdot \frac{a}{b} - \epsilon_c \cdot \frac{a^2+b^2}{ab} .$$

ΚΕΦΑΛΑΙΟ 2

ΤΑΣΕΙΣ

Τάση είναι η ανά μονάδα επιφάνειας δύναμη σ' ένα σημείο σώματος και κατά κάποιο ορισμένο προσανατολισμό. Αν στο ίδιο σημείο ενός σώματος κάνουμε διαφορετικές τομές, θα έχουμε και διαφορετικά διανύσματα τάσης.

Στο συμβολισμό σ_{ij} της τάσης ο δείκτης i δηλώνει το συντεταχμένο επίπεδο (κάθετο στον αντίστοιχο άξονα), στο οποιο δρᾶ τὸ διάνυσμα τῆς τάσης, ἐνῶ ὁ δείκτης j δηλώνει τὸν ἄξονα πρὸς τὸν οποιο εἶναι παράλληλο τὸ διάνυσμα τῆς τάσης. Ἔτσι ἡ σ_{12} δηλώνει τάση, πού δρᾶ στὸ συντεταχμένο ἐπίπεδο X_1 (κάθετο στὸν ἄξονα X_1) καὶ εἶναι παράλληλη πρὸς τὸν ἄξονα X_2 .

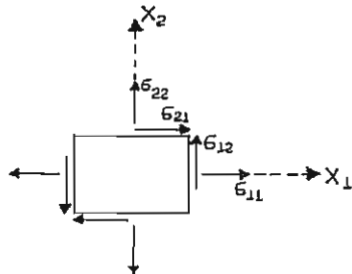


Γιὰ μιὰ δοσμένη τομὴ ἑνὸς σώματος τὸ διάνυσμα τῆς τάσης $\vec{\tau}$ μπορεῖ ν' ἀναλυθεῖ ἐν δύο συνιστώσες, μιὰ κάθετη πρὸς τὸ ἐπίπεδο Π τῆς τομῆς (ὀρθή τάση) καὶ μιὰ πού νά κείται πάνω ἐπὶ τὴν τομὴ (διατμητική τάση). Οἱ ὀρθές τάσεις συμβολίζονται μὲ τὸ γράμμα σ καὶ οἱ διατμητικές μὲ τὸ γράμμα τ .

μα τ .

Οἱ ὀρθές τάσεις θεωροῦνται θετικές, ὅταν εἶναι ἐφελκυστικές.

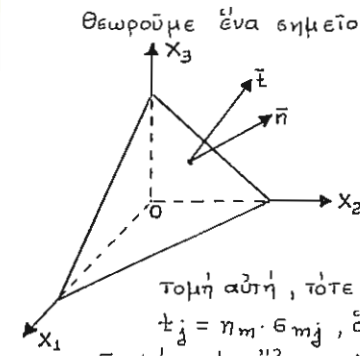
Οἱ διατμητικές τάσεις θεωροῦνται θετικές, ὅταν περιγράφουν τὸ στοιχείο ματὰ τὴν ἀντιπροσολογιακὴ φορά.



Ο σ τανυστής τάσης εἶναι:
$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{vmatrix} \sigma_{11} & \sigma_{12} & \sigma_{13} \\ \sigma_{21} & \sigma_{22} & \sigma_{23} \\ \sigma_{31} & \sigma_{32} & \sigma_{33} \end{vmatrix}$$

Ο $\underline{\underline{\sigma}}$ εἶναι συμμετρικός τανυστής, δηλαδή $\sigma_{12} = \sigma_{21}$, $\sigma_{13} = \sigma_{31}$, $\sigma_{23} = \sigma_{32}$.

Ἄν $\underline{\underline{\sigma}}$ εἶναι ἡ ἔκφραση τοῦ τανυστῆ τάσης στὸ σύστημα συντεταχμένων X_i , τότε ἡ ἔκφραση του σ' ἕνα ἄλλο σύστημα συντεταχμένων X_i' εἶναι $\underline{\underline{\sigma}}' = \underline{\underline{R}} \cdot \underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{R}}^*$, ὅπου $\underline{\underline{R}}$ εἶναι τὸ μητρώο μετασχηματισμοῦ.



Θεωρούμε ένα σημείο O ενός σώματος και ότι για το σημείο αυτό ο ταυοστής της τάσης είναι $\underline{\underline{\epsilon}}$. Θεωρούμε επίσης ότι σή χειτονιά του σημείου O και σε άπειροστή απόσταση απ' αυτό (ώστε να μη έχουμε μεταβολή του ταυοστή τάσης) υάνουμε μία τομή του σώματος, της οποίας το μάθετο μοναδιαίο διάνυσμα είναι \bar{n} . Αν \bar{t} είναι το διάνυσμα της τάσης στην

τομή αυτή, τότε οι τρεις συνιστώσες του \bar{t} δίνονται από τη σχέση: $t_j = \eta_m \cdot \epsilon_{mj}$, όπου η_m είναι τα συνημίτονα κατεύθυνσης του διανύσματος \bar{n} με τους άξονες X_1, X_2, X_3 . Έτσι η συνιστώσα t_2 του \bar{t} είναι: $t_2 = \eta_m \cdot \epsilon_{m2} = \eta_1 \epsilon_{12} + \eta_2 \epsilon_{22} + \eta_3 \epsilon_{32}$ (το m είναι επαναλαμβανόμενος δείκτης, επομένως θα έχουμε άθροιση όρων που αντιστοιχούν στις τιμές 1, 2 και 3 του m).

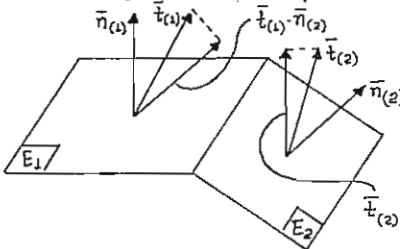
Επίπεδη ή διαβιονική ένταση είναι εκείνη στην οποία $\epsilon_{13} = \epsilon_{23} = \epsilon_{33} = 0$, οπότε ο ταυοστής τάσης γίνεται :

$$\underline{\underline{\epsilon}} = \begin{vmatrix} \epsilon_{11} & \epsilon_{12} & 0 \\ \epsilon_{12} & \epsilon_{22} & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{vmatrix}$$

Αναζητούμε ένα σύστημα συντεταγμένων, στο οποίο να μηδενίζεται η διαμη-
τιμή τάση. Το σύστημα αυτό λέγεται κύριο σύστημα της τάσης και αντιστοιχεί
σε γωνία στροφής θ , που δίνεται από τη σχέση $\tan 2\theta = \frac{2 \cdot \epsilon_{12}}{\epsilon_{11} - \epsilon_{22}}$. Για θετική
τιμή της θ στρεφόμαστε αριστερόστροφα, ενώ για αρνητική τιμή της θ
στρεφόμαστε δεξιόστροφα.

Για τους κύκλους του Mohr ισχύει ό,τι αναφέρθηκε στις παραμορφώσεις,
όπου θέβαια αντί για ϵ_{ij} θα έχουμε σ_{ij} . Στην περίπτωση όμως αυτή στρέ-
φοντας κατά γωνία 2ϕ την ακτίνα, που αντιστοιχεί στην κατ' απόλυτη τιμή
μεγαλύτερη από τις όρθες τάσεις του συστήματος (X_1, X_2) , παίρνουμε την
ακτίνα που αντιστοιχεί στην κατ' απόλυτη τιμή μεγαλύτερη από τις κύριες
τάσεις του συστήματος (X'_1, X'_2) . [ϕ είναι η γωνία, κατά την οποία στρέ-
φουμε το σύστημα (X_1, X_2) για να πάρουμε το κύριο σύστημα της τάσης
 (X'_1, X'_2)] (πρβλ. άσκηση 1).

Ο γενικός νόμος αμοιβαιότητας των τάσεων.

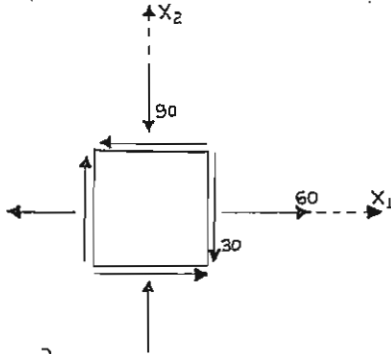


Θεωρούμε δύο στοιχειώδεις επιφάνειες E_1 και E_2
γύρω από ένα ύλικο σημείο ενός σώματος. Ας είναι
 $\bar{n}_{(1)}, \bar{n}_{(2)}$ τα αντίστοιχα μάθετα μοναδιαία δια-
νύσματα και $\bar{t}_{(1)}, \bar{t}_{(2)}$ τα αντίστοιχα διανύσματα
τάσης. Εύκολα αποδεικνύεται ότι η προβολή
του $\bar{t}_{(1)}$ πάνω στο $\bar{n}_{(2)}$ ισούται με την
προβολή του $\bar{t}_{(2)}$ πάνω στο $\bar{n}_{(1)}$,

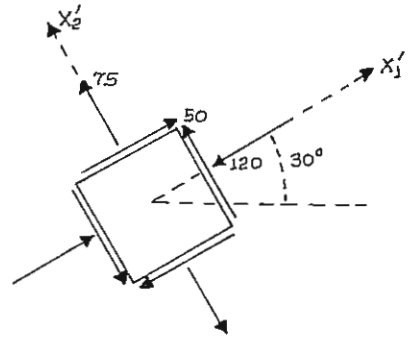
$\bar{t}_{(1)} \cdot \bar{n}_{(2)} = \bar{t}_{(2)} \cdot \bar{n}_{(1)}$. Η πρόταση αυτή αποτελεί το γενικό νόμο αμοιβαίο-
τητας των τάσεων, ο οποίος στην περίπτωση που $\bar{n}_{(1)} \perp \bar{n}_{(2)}$ εκφράζει
τη συμμετρική ιδιότητα του ταυοστή τάσης, $\epsilon_{ij} = \epsilon_{ji}$.

ασκηση 1

Νά βρεθεί η έντατική κατάσταση κατά τη διεύθυνση των άξονων X_1, X_2 , που θα προκύψει από την επαλληλία των δύο έντατικών καταστάσεων του σχήματος (οι τάσεις δίνονται σε Kp/cm^2).



λυση



Για να κάνουμε την επαλληλία, πρέπει οι τάσεις των δύο έντατικών καταστάσεων να είναι εκφρασμένες στο ίδιο σύστημα συντεταγμένων. Στρέφουμε λοιπόν το (X'_1, X'_2) δεξιόστροφα κατά 30° [ώστε να ευθυγραμμιστεί με το (X_1, X_2)]. Στο νέο αυτό σύστημα οι τάσεις δίνονται από τις σχέσεις.

$$\sigma'_{11} = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} + \frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2} \cdot \cos(-2\theta) + \sigma_{12} \cdot \sin(-2\theta)$$

$$\sigma'_{12} = \sigma_{12} \cdot \cos(-2\theta) - \frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2} \cdot \sin(-2\theta),$$

όπου η γωνία θ παίρνεται αρνητική, γιατί στρέφουμε τον άξονα X'_1 προς την κατεύθυνση του αρνητικού X'_2 . Έχουμε λοιπόν:

$$\sigma'_{11} = \frac{-120 + 75}{2} + \frac{-120 - 75}{2} \cdot \cos(-60^\circ) + 50 \cdot \sin(-60^\circ) = -114,55 \text{ Kp/cm}^2$$

$$\sigma'_{12} = 50 \cdot \cos(-60^\circ) - \frac{-120 - 75}{2} \cdot \sin(-60^\circ) = -59,44 \text{ Kp/cm}^2$$

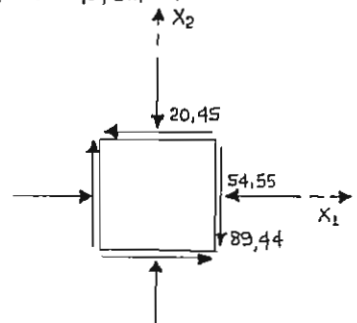
Η πρώτη αναλλοίωτη του τανυστή τάσης (T_1) έχει την ίδια τιμή και στο παλιό σύστημα και στο καινούργιο. Έπομένως $\sigma_{11} + \sigma_{22} = \sigma'_{11} + \sigma'_{22}$
 $\Rightarrow -120 + 75 = -114,55 + \sigma'_{22} \Rightarrow \sigma'_{22} = 69,55 \text{ Kp/cm}^2$

Κάνοντας τώρα την επαλληλία έχουμε:

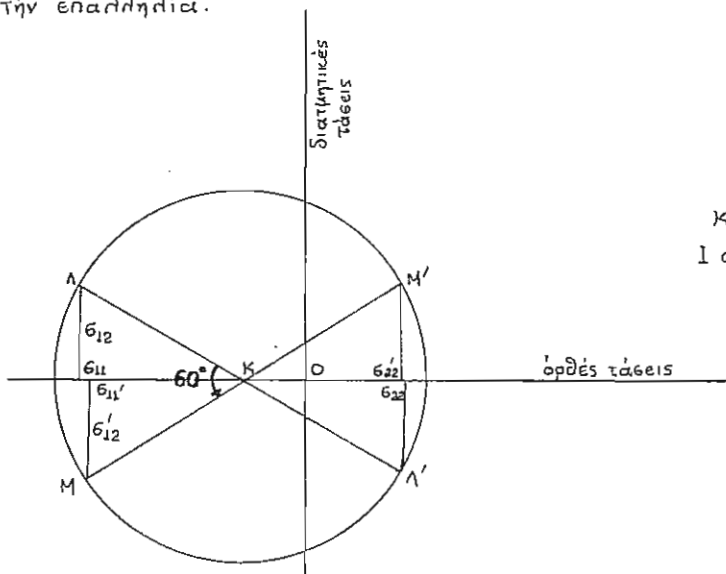
$$\sigma_{11,ολ} = -114,55 + 60 = -54,55 \text{ Kp/cm}^2$$

$$\sigma_{22,ολ} = 69,55 - 90 = -20,45 \text{ Kp/cm}^2$$

$$\sigma_{12,ολ} = -59,44 - 30 = -89,44 \text{ Kp/cm}^2$$

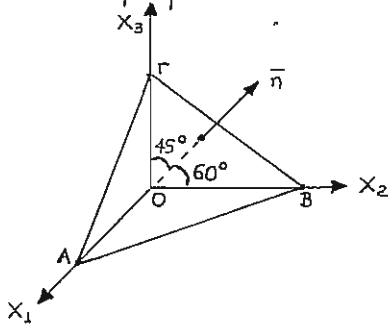


Βέβαια όλα αυτά μπορούν να γίνουν και με τη γραφική μέθοδο. Στόν άξονα των ὀρθῶν τάσεων παίρνουμε τμήματα $\sigma_{11} = -120$, $\sigma_{22} = 75$. Στὴν τετμημένη τῆς κατ' ἀπόλυτη τιμὴ μεγαλύτερης ὀρθῆς τάσης (σ_{11}) παίρνουμε κατὰ τὸν ἄξονα τῶν διατμητικῶν τάσεων τμήμα ἴσο μὲ τὴ διατμητικὴ τάση $\sigma_{12} = 50$. Στὴν τετμημένη τῆς ἄλλης ὀρθῆς τάσης (τῆς σ_{22} , πού εἶναι κατ' ἀπόλυτη τιμὴ μικρότερη) παίρνουμε κατὰ τὸν ἄξονα τῶν διατμητικῶν τάσεων τμήμα ἴσο μὲ $-\sigma_{12} = -50$. Ὄρίζονται ἔτσι τὰ σημεῖα Λ , Λ' καί ἡ $\Lambda\Lambda'$ (διάμετρος τοῦ κύκλου Mohr) καθὼς ἐπίσης καί τὸ σημεῖο τομῆς τῆς $\Lambda\Lambda'$ καί τοῦ ἄξονα τῶν ὀρθῶν τάσεων (κέντρο τοῦ κύκλου Mohr). Γράφουμε τώρα τὴν περιφέρεια (κ , $\kappa\Lambda$) καί ἔτσι ἔχει καθοριστεῖ ὁ κύκλος Mohr. Ἡ $\Lambda\Lambda'$ εἶναι ἡ εὐθεῖα, πού ἀντιστοιχεῖ εἰς τὴν ἐντατικὴ κατάσταση τοῦ συστήματος (X_1', X_2'). Γιὰ νὰ πάρουμε τὸ σύστημα (X_1, X_2) στρέψαμε τὸ (X_1', X_2') δεξιόστροφα κατὰ γωνία 30° . Στόν κύκλο Mohr στρέψουμε τὴν $\Lambda\Lambda'$ ἀριστερόστροφα κατὰ γωνία $2 \cdot 30^\circ = 60^\circ$ καί ἔτσι παίρνουμε τὴν MM' , εὐθεῖα πού ἀντιστοιχεῖ εἰς τὴν ἐντατικὴ κατάσταση τοῦ συστήματος (X_1, X_2). Προβάλλοντας τὰ σημεῖα M, M' στόν ἄξονα τῶν ὀρθῶν τάσεων βρίσκουμε $\sigma_{11} \approx -115 \text{ κρ/σν}^2$, $\sigma_{22} \approx 70 \text{ κρ/σν}^2$. Παρατηροῦμε ὅτι στρέφοντας κατὰ γωνία $2 \cdot 30^\circ = 60^\circ$ τὴν ἀκτῖνα $\kappa\Lambda$, πού ἀντιστοιχεῖ εἰς τὴν κατ' ἀπόλυτη τιμὴ μεγαλύτερη ἀπὸ τίς ὀρθές τάσεις τοῦ συστήματος (X_1', X_2'), παίρνουμε τὴν ἀκτῖνα κM , πού ἀντιστοιχεῖ εἰς τὴν κατ' ἀπόλυτη τιμὴ μεγαλύτερη ἀπὸ τίς ὀρθές τάσεις τοῦ συστήματος (X_1, X_2). Ἡ διατμητικὴ τάση τοῦ συστήματος (X_1, X_2) εἶναι αὐτὴ πού ἀντιστοιχεῖ εἰς τὸ σημεῖο M , ὁπότε βρίσκουμε $\sigma_{12} \approx -60 \text{ κρ/σν}^2$. Γνωρίζοντας τώρα τίς τιμές τῶν σ_{11} , σ_{22} , σ_{12} κάνουμε, ὅπως πρὶν, τὴν ἐπαλληλία.



κλίμακα:
1 cm \rightarrow 40 κρ/σν².

ασκήση 2



Για το άπειροστό τετράεδρο του σχήματος, του οποίου το κάθετο μοναδιαίο διάνυσμα \bar{n} σχηματίζει με τους άξονες X_2, X_3 , γωνίες 60° και 45° αντίστοιχα, οι συνιστώσες του τανυστή τάσης είναι:

$$\sigma_{11} = 15 \text{ κρ/cm}^2, \sigma_{12} = 3 \text{ κρ/cm}^2$$

$$\sigma_{22} = -7,5 \text{ κρ/cm}^2, \sigma_{23} = 0$$

$$\sigma_{33} = 0, \sigma_{31} = -6 \text{ κρ/cm}^2.$$

Νά βρεθούν: α. το διάνυσμα όλικής τάσης στο επίπεδο ABΓ, β. ή όρθή και ή διατμητική συνιστώσα του ίδιου διανύσματος.

Λύση

α. Τα ευνημίτονα κατεύθυνσης του \bar{n} με τους άξονες X_2 και X_3 είναι $n_2 = \frac{1}{2}$ και $n_3 = \frac{\sqrt{2}}{2}$ αντίστοιχα. Το n_1 θα βρεθεί από τη σχέση

$n_1^2 + n_2^2 + n_3^2 = 1 \Rightarrow n_1 = \pm \frac{1}{2}$, όπου δεχόμαστε μόνο τη θετική τιμή, $n_1 = \frac{1}{2}$, επειδή είναι καθορισμένη ή θέση του \bar{n} ως προς τους άξονες X_2, X_3 .

Ο τανυστής τάσης είναι $\underline{\underline{\sigma}} = \begin{vmatrix} 15 & 3 & -6 \\ 3 & -7,5 & 0 \\ -6 & 0 & 0 \end{vmatrix}$

Για την τομή \bar{n} το διάνυσμα της τάσης \bar{t} έχει συνιστώσες, που δίνονται από τη σχέση $t_j = n_m \cdot \sigma_{mj}$. Επομένως:

$$t_1 = \frac{1}{2} \cdot 15 + \frac{1}{2} \cdot 3 + \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot (-6) = 4,76$$

$$t_2 = \frac{1}{2} \cdot 3 + \frac{1}{2} \cdot (-7,5) + \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot 0 = -2,25$$

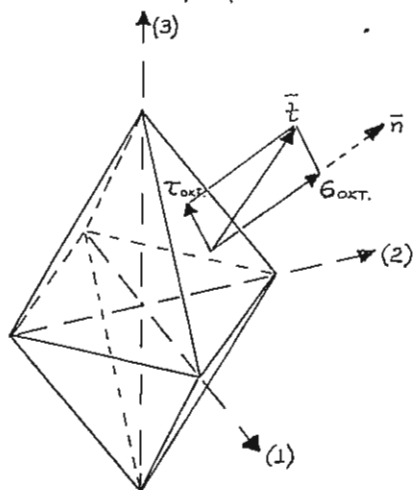
$$t_3 = \frac{1}{2} \cdot (-6) + \frac{1}{2} \cdot 0 + \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot 0 = -3$$

Το μέτρο του διανύσματος όλικής τάσης είναι $t = \sqrt{t_1^2 + t_2^2 + t_3^2} = \sqrt{4,76^2 + (-2,25)^2 + (-3)^2} = 6,06 \text{ κρ/cm}^2$.

β. Η όρθή συνιστώσα του διανύσματος όλικής τάσης είναι $\sigma = \bar{t} \cdot \bar{n} = t_1 \cdot n_1 + t_2 \cdot n_2 + t_3 \cdot n_3 = -0,97 \text{ κρ/cm}^2$.

Η διατμητική συνιστώσα προκύπτει από τη σχέση $\tau = \sqrt{t^2 - \sigma^2} = 5,60 \text{ κρ/cm}^2$.

ασκήση 3



Θεωρούμε το κανονικό οκτάεδρο του σχήματος, στο οποίο οι τρεις κύριοι άξονες ευμετρίας ευμνητούν με τους κύριους άξονες της τάσης.

Να αποδειχτεί ότι:

$$\sigma_{\text{οκτ.}} = \frac{I_1}{3}, \quad \tau_{\text{οκτ.}} = \sqrt{\frac{2}{3} \left(\frac{I_1^2}{3} - I_2 \right)} \quad \text{όπου}$$

$\sigma_{\text{οκτ.}}$ και $\tau_{\text{οκτ.}}$ η όρθη και η διατμητική συνιστώσα του διανύσματος της τάσης σε μία οποιαδήποτε έδρα και I_1, I_2 , οι 2 πρώτες αναλλοίωτες ποσότητες του τανυστή της τάσης (Δίνεται ότι τα ευσημίτονα κατεύθυνσης του διανύσματος \bar{n} με τους άξονες (1), (2) και (3) είναι $\eta_1 = \eta_2 = \eta_3 = \frac{1}{\sqrt{3}}$).

λυση

Το σύστημα των (1), (2) και (3) είναι κύριο σύστημα, επομένως η έκφραση του τανυστή τάσης στο σύστημα αυτό είναι

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{pmatrix} \sigma_{11} & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_{22} & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_{33} \end{pmatrix}$$

Το διάνυσμα της τάσης σε μία οποιαδήποτε έδρα έχει συνιστώσες, που δίνονται από τη σχέση $t_j = \eta_m \cdot \sigma_{mj}$, και επομένως $t_1 = \frac{1}{\sqrt{3}} \cdot \sigma_{11}$, $t_2 = \frac{1}{\sqrt{3}} \cdot \sigma_{22}$, $t_3 = \frac{1}{\sqrt{3}} \cdot \sigma_{33}$ και $t_{\text{οκτ.}} = \sqrt{t_1^2 + t_2^2 + t_3^2} = \sqrt{\frac{\sigma_{11}^2 + \sigma_{22}^2 + \sigma_{33}^2}{3}}$

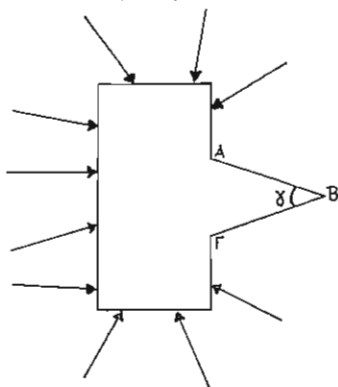
Η όρθη συνιστώσα του διανύσματος της τάσης είναι $\sigma_{\text{οκτ.}} = t_{\text{οκτ.}} \cdot \bar{n} = t_1 \cdot \eta_1 + t_2 \cdot \eta_2 + t_3 \cdot \eta_3 = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22} + \sigma_{33}}{3} = \frac{I_1}{3}$

Η διατμητική συνιστώσα είναι $\tau_{\text{οκτ.}} = \sqrt{t_{\text{οκτ.}}^2 - \sigma_{\text{οκτ.}}^2} =$
 $= \sqrt{\frac{\sigma_{11}^2 + \sigma_{22}^2 + \sigma_{33}^2}{3} - \frac{I_1^2}{9}} = \sqrt{\frac{(\sigma_{11} + \sigma_{22} + \sigma_{33})^2 - 2(\sigma_{11} \cdot \sigma_{22} + \sigma_{22} \cdot \sigma_{33} + \sigma_{33} \cdot \sigma_{11})}{3} - \frac{I_1^2}{9}} =$
 $= \sqrt{\frac{I_1^2 - 2I_2}{3} - \frac{I_1^2}{9}} = \sqrt{\frac{2}{9} I_1^2 - \frac{2}{3} I_2} = \sqrt{\frac{2}{3} \left(\frac{I_1^2}{3} - I_2 \right)}, \quad \text{διότι}$

ἡ δεύτερη ἀναλλοίωτη τοῦ τανυστῆ τάσης εἶναι :

$$I_2 = \sigma_{11} \cdot \sigma_{22} + \sigma_{22} \cdot \sigma_{33} + \sigma_{33} \cdot \sigma_{11} - \sigma_{12}^2 - \sigma_{23}^2 - \sigma_{31}^2 = \\ = \sigma_{11} \cdot \sigma_{22} + \sigma_{22} \cdot \sigma_{33} + \sigma_{33} \cdot \sigma_{11} .$$

ασκήση 4

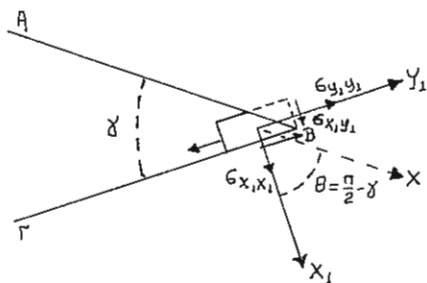
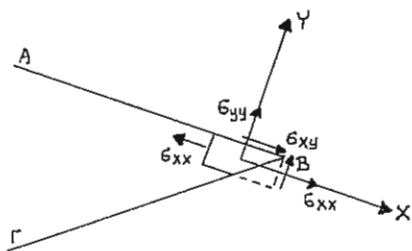


Τὸ σῶμα τοῦ σχήματος ὑπόκειται ἐπὶ ἐπίπεδη καταπόνηση. Τὸ τρίγωνο ΑΒΓ εἶναι ἰσοσκελές μὲ $0 < \gamma < \pi$ καὶ οἱ πλευρές ΑΒ, ΒΓ δὲν φορτίζονται μὲ ἐξωτερικὲς δυνάμεις. Νὰ δεიχτεῖ ὅτι οἱ τρεῖς συνιστώσες τῆς τάσης στὴν κορυφή Β εἶναι μηδενικές.

Λύση

Θεωροῦμε ἓνα κομμάτι τοῦ σώματος γύρω ἀπὸ τὴν κορυφή Β. Μὲ ἀπλὲς παρατηρήσεις γιὰ τὴν καταπόνηση, πού ὑφίσταται τὸ

κομμάτι αὐτό, καὶ μὲ μετασχηματισμούς μεταξὺ καρτεσιανῶν συστημάτων θὰ ἀποδείξουμε ὅτι οἱ τάσεις στὴν κορυφή Β εἶναι μηδενικές.



Ἐστω σύστημα συντεταγμένων (X, Y) (σχήμα ἀριστερά). Ἡ ἐπιφάνεια ΑΒ εἶναι ἀφόρτιστη, ἐπομένως $\sigma_{yy} = 0$. Γιὰ τὸν ἴδιο λόγὸ καὶ $\sigma_{xy} = 0$. Τὴν σ_{xx} δὲν μποροῦμε νὰ τὴν προσδιορίσουμε. Θεωροῦμε, λοιπόν, καὶ τὸ σύστημα συντεταγμένων (X_1, Y_1) στραμμένο ὡς πρὸς τὸ (X, Y) κατὰ γωνία $\theta = \frac{\pi}{2} - \gamma$ (σχήμα δεξιά). Ἐπειδὴ ἡ ἐπιφάνεια ΒΓ εἶναι ἀφόρτιστη θὰ ἔχουμε $\sigma_{x_1x_1} = 0$, $\sigma_{x_1y_1} = 0$, ἐνῶ τὴν $\sigma_{y_1y_1}$ δὲν μποροῦμε νὰ τὴν προσδιορίσουμε. Ἡ $\sigma_{x_1x_1}$ ἀπὸ τοὺς τύπους μετασχηματισμοῦ εἶναι

$$\sigma_{x_1x_1} = \sigma_{xx} \cdot \cos^2 \theta + \sigma_{yy} \cdot \sin^2 \theta + \sigma_{xy} \cdot \sin 2\theta \quad \eta$$

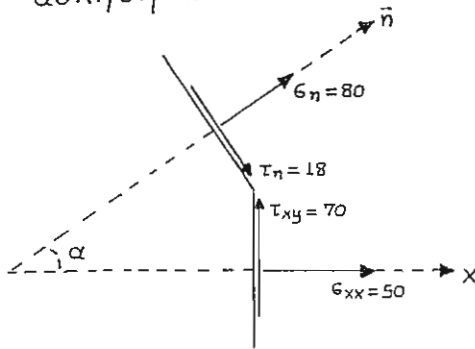
$$\sigma_{x_1x_1} = \sigma_{xx} \cdot \cos^2 \left(\frac{\pi}{2} - \gamma \right) + \sigma_{yy} \cdot \sin^2 \left(\frac{\pi}{2} - \gamma \right) + \sigma_{xy} \cdot \sin (\pi - 2\gamma) \quad \eta$$

$$\sigma_{x_1x_1} = \sigma_{xx} \cdot \sin^2 \gamma + \sigma_{yy} \cdot \cos^2 \gamma + \sigma_{xy} \cdot \sin 2\gamma \quad (1)$$

Είναι όμως $\epsilon_{x_1 x_1} = 0$, $\epsilon_{yy} = 0$, $\epsilon_{xy} = 0$ και $\sin \gamma \neq 0$ διότι $0 < \gamma < \pi$. Επομένως για να αληθεύει η (1) θα πρέπει να είναι και $\epsilon_{xx} = 0$.

Και οι τρεις, λοιπόν, συνιστώσες της τάσης στην κορυφή Β είναι μηδενικές.

ασκηση 5



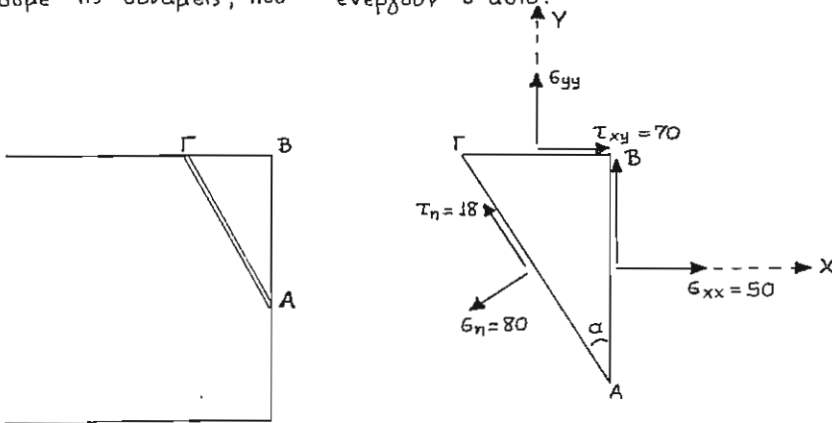
Σε 2 επίπεδες τομές, τῶν ὁποίων τὰ κάθετα διανύσματα σχηματίζουν μεταξύ τους γωνία α , ἀναπτύσσονται οἱ τάσεις τοῦ σχήματος. Νὰ βρεθεῖ ἡ γωνία α .

α. μέ τήν ἐξέταση τῆς ἰσορροπίας ἀπειροστοῦ στοιχείου (τριγώνου),
β. μέ ἐφαρμογή τοῦ γενικοῦ νόμου ἀμοιβαιότητας τῶν τάσεων.

(Οἱ τάσεις δίνονται σέ Kp/cm^2).

Λυση

α. Θεωροῦμε τίς 2 τομές ὡς τμήμα ἑνός σώματος ἀπό τό ὁποῖο ἔχουμε ἀφαιρέσει τό τρίγωνο ΑΒΓ. Απομονώνουμε τό τρίγωνο αὐτό καί σχεδιάζουμε τίς δυνάμεις, πού ἐνεργοῦν ἐ' αὐτό.



"Ἐστω ὅτι ἡ ὑποτείνουσα ἔχει μήκος ἴσο μέ τή μονάδα, ὁπότε $AB = \cos \alpha$, $BG = \sin \alpha$. Ἡ συνισταμένη ὀρθή δύναμη στήν πλευρά ΑΒ εἶναι $AB \cdot \epsilon_{xx} = \cos \alpha \cdot \epsilon_{xx}$ καί ἡ συνισταμένη διατμητική δύναμη στήν πλευρά ΒΓ εἶναι $BG \cdot \tau_{xy} = \sin \alpha \cdot \tau_{xy}$. Στήν πλευρά ΑΓ ἡ συνισταμένη ὀρθή δύναμη εἶναι $1 \cdot \epsilon_n$ καί ἡ συνισταμένη διατμητική δύναμη $1 \cdot \tau_n$.

Παίρνοντας, λοιπόν, την ισορροπία δυνάμεων κατά τον άξονα X έχουμε:

$$\epsilon_{\chi\chi} \cdot \cos \alpha + \tau_{\chi\psi} \cdot \sin \alpha - \epsilon_{\eta} \cdot \cos \alpha - \tau_{\eta} \cdot \sin \alpha = 0 \Rightarrow$$

$$50 \cdot \cos \alpha + 70 \cdot \sin \alpha - 80 \cdot \cos \alpha - 18 \cdot \sin \alpha = 0 \Rightarrow 52 \cdot \sin \alpha = 30 \cdot \cos \alpha \Rightarrow$$

$$\tan \alpha = \frac{30}{52} = 0,58 \Rightarrow \alpha = 30^\circ.$$

β. Οι συνιστώσες της τάσης στην τομή η είναι ϵ_{η} και τ_{η} . Στην τομή X είναι $\epsilon_{\chi\chi}$ και $\tau_{\chi\psi}$. Σύμφωνα με το γενικό νόμο άμοιβαιότητας των τάσεων ή προβολή των ϵ_{η} , τ_{η} στην κατεύθυνση X θα ισούται με την προβολή των $\epsilon_{\chi\chi}$, $\tau_{\chi\psi}$ στην κατεύθυνση η. Έπομένως

$$\epsilon_{\eta} \cdot \cos \alpha + \tau_{\eta} \cdot \sin \alpha = \epsilon_{\chi\chi} \cdot \cos \alpha + \tau_{\chi\psi} \cdot \sin \alpha \Rightarrow$$

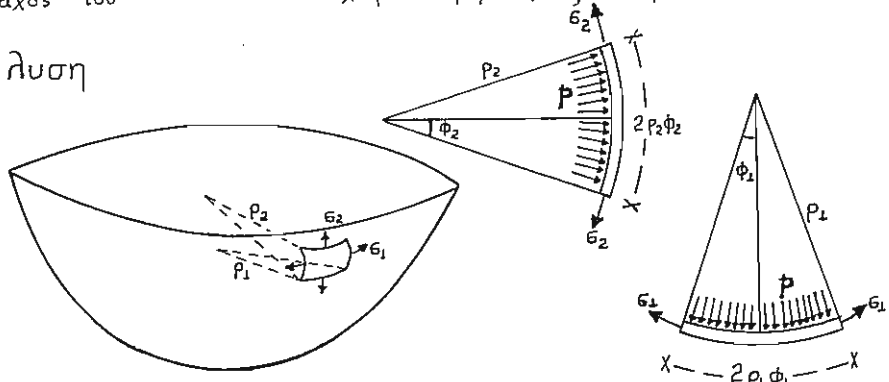
$$80 \cdot \cos \alpha + 18 \cdot \sin \alpha = 50 \cdot \cos \alpha + 70 \cdot \sin \alpha \Rightarrow 30 \cdot \cos \alpha = 52 \cdot \sin \alpha \Rightarrow$$

$$\tan \alpha = \frac{30}{52} = 0,58 \Rightarrow \alpha = 30^\circ.$$

ασκηση 6

Νά αποδειχτεί ότι σε δοχεία, των οποίων τα τοιχώματα αποτελούν επιφάνειες εκ περιστροφής και τα όποια υποβάλλονται σε εξωτερική ή εζωτερική πίεση συμμετρικά διανεμημένη ως προς τον άξονα συμμετρίας του δοχείου, οι κύριες τάσεις που αναπτύσσονται στα τοιχώματα δίνονται από τον τύπο $\frac{\rho_1}{r_1} + \frac{\rho_2}{r_2} = \frac{p}{t}$, όπου r_1, r_2 οι ακτίνες καμπυλότητας, t το πάχος του τοιχώματος, p η εξασκουμένη πίεση.

Λυση



Θά παραδεχτούμε ότι οι τάσεις διανέμονται ομοιόμορφα κατά το πάχος t . Επίσης ότι $r_1 \gg t$ και $r_2 \gg t$, δηλαδή ότι το t είναι πολύ μικρότερο από τα r_1, r_2 . Δοχεία, συνεπώς, αυτού του είδους δεν μπορούν να παραλάβουν διατμητικές τάσεις, αλλά μόνο όρθιες.

Θεωρούμε πάλιν στο δοχείο ένα στοιχειώδες τμήμα. Απομονώνουμε σε επί μέρους σχήματα τις 2 λωρίδες κατά τις ακτίνες καμπυλότητας. Αναλύουμε τις σ_2 σε οριζόντιες και κατακόρυφες συνιστώσες. Οι κατακόρυφες συνιστώσες αλληλοαναίρονται.

Βασίλειος Α. Προφυλάδης - Άεκήσεις Άντοχής Υλικών

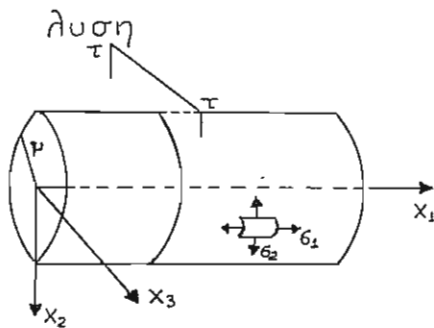
«Η έσωτερική πίεση p θα ισορροπηθεί από τις οριζόντιες συνιστώσες των σ_2 , που ή καθεμία είναι $\sigma_2 \cdot \sin \phi_2 \approx \sigma_2 \cdot \phi_2$. Αντίστοιχη συνθήκη ισχύει και για την σ_1 . Θεωρώντας, λοιπόν, την ισορροπία του στοιχειώδους τμήματος έχουμε:

$$p \cdot 2r_1\phi_1 \cdot 2r_2\phi_2 = 2\sigma_2\phi_2 \cdot 2r_1\phi_1 \cdot t + 2\sigma_1\phi_1 \cdot 2r_2\phi_2 \cdot t \quad (1),$$

όπου στο δεύτερο μέλος για να πάρουμε τις συνισταμένες δυνάμεις των τάσεων παλλαπλασιάζουμε το μήκος της λωρίδας ($2r_1\phi_1$) επί το πάχος (t), επί την τιμή της τάσης ($\sigma_2\phi_2$) και επί τον συντελεστή 2, γιατί για κάθε λωρίδα έχουμε 2 συνιστώσες των τάσεων. Διαιρώντας την (1) με $4r_1r_2\phi_1\phi_2 t$ παίρνουμε $\frac{\sigma_1}{r_1} + \frac{\sigma_2}{r_2} = \frac{p}{t}$.

ασκήση 7

Θεωρούμε χαλύβδινο κυλινδρικό λέβητα, ο οποίος καταπονείται από ομοιόμορφη έσωτερική πίεση $p = 10 \text{ κρ/σμ}^2$. Η διάμετρος του λέβητα είναι 1 m , το μήκος του 2 m και το πάχος του 5 mm . Ζητούνται: α. ή έντατική κατάσταση σε τυχόν σημείο της κυλινδρικής επιφάνειας για σύστημα αξόνων κατά γενέτειρα και παράλληλο κύκλο, β. ή έντατική κατάσταση στο ίδιο σημείο για σύστημα αξόνων στραμμένο κατά 30° αριστερόστροφα σε σχέση με το προηγούμενο.



Θεωρούμε σύστημα αξόνων (X_1, X_2, X_3) κατά γενέτειρα και παράλληλο κύκλο.
 «Εφαρμόζουμε τον τύπο, που αποδείξαμε στην προηγούμενη άσκηση.

$$\frac{\sigma_1}{r_1} + \frac{\sigma_2}{r_2} = \frac{p}{t}$$

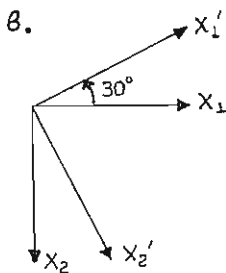
«Εδώ $r_1 = \infty \Rightarrow \frac{\sigma_1}{r_1} = 0$, $r_2 = r$ και

$$\text{επομένως } \frac{\sigma_2}{r} = \frac{p}{t} \Rightarrow \sigma_2 = \frac{p \cdot r}{t} = \frac{10 \text{ κρ/σμ}^2 \cdot 50 \text{ cm}}{0,5 \text{ cm}} = 1000 \text{ κρ/σμ}^2.$$

Με την επίπεδη τομή τ διαχωρίζουμε το λέβητα σε 2 τμήματα.

Θεωρούμε την ισορροπία του ενός από αυτά, π.χ. του αριστερού τμήματος. Λόγω της συμμετρίας γύρω από τον άξονα του λέβητα ή συνισταμένη δύναμη, που οφείλεται στην πίεση p , θα έχει τη διεύθυνση του άξονα και μέτρο ίσο με $\pi r^2 p$. Αυτή θα εξουδετερωθεί από τη δύναμη, που διαβιβάζεται από τη διατομή. «Επομένως $2\pi r t \sigma_1 = \pi r^2 p \Rightarrow \sigma_1 = \frac{p \cdot r}{2t} = \frac{10 \text{ κρ/σμ}^2 \cdot 50 \text{ cm}}{2 \cdot 0,5 \text{ cm}} = 500 \text{ κρ/σμ}^2$.

Λόγω της συμμετρίας ως προς το επίπεδο (X_1, X_2) ή συνισταμένη δύναμη της εσωτερικής πίεσης κατά την κατεύθυνση X_3 είναι μηδενική. Έπομένως μηδενική θα είναι και η τάση κατά την κατεύθυνση αυτή, $\sigma_3 = 0$. Για τυχόν σημείο, άκρον, της κυλινδρικής επιφάνειας ή έντατική κατάσταση είναι: $\sigma_1 = \frac{p \cdot r}{2t} = 500 \text{ Kp/cm}^2$, $\sigma_2 = \frac{p \cdot r}{t} = 1000 \text{ Kp/cm}^2$, $\sigma_3 = 0$.



Για σύστημα άξόνων (X_1', X_2') στραμμένο αντίστροφα κατά 30° ως προς το (X_1, X_2) θα ισχύουν οι σχέσεις:

$$\sigma_1' = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos(-60^\circ) + \tau_0 \cdot \sin(-60^\circ)$$

$$\tau' = -\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin(-60^\circ) + \tau_0 \cdot \cos(-60^\circ), \text{ όπου}$$

η γωνία στροφής παίρνεται αρνητική, γιατί για να πάρουμε τον X_1' στρέφουμε τον X_1 προς την κατεύθυνση του αρνητικού X_2 .

Προκύπτει $\sigma_1' = 625 \text{ Kp/cm}^2$, $\tau = 216,50 \text{ Kp/cm}^2$.

Από την πρώτη αναλλοίωτη του τανυστή τάσης έχουμε:

$$\sigma_1 + \sigma_2 = \sigma_1' + \sigma_2' \Rightarrow \sigma_2' = 875 \text{ Kp/cm}^2.$$

ΚΕΦΑΛΑΙΟ 3

ΚΑΤΑΣΤΑΤΙΚΕΣ ΕΞΙΣΩΣΕΙΣ

Κάθε συνιστώσα του τανυστή τάσης μπορεί να εκφραστεί εάν μια συνάρτηση όλων των συνιστωσών του τανυστή παραμόρφωσης. Αν χρησιμοποιήσουμε μια συνάρτηση f , που λέγεται τανυστική συνάρτηση, τότε η προηγούμενη πρόταση μπορεί να γραφτεί σε μητρική μορφή: $\underline{\underline{\sigma}} = \underline{\underline{f}}(\underline{\underline{\varepsilon}})$. Η εξίσωση αυτή είναι γνωστή σαν καταστατική εξίσωση του υλικού, που εξετάζουμε, ενώ η συνάρτηση f (που περιγράφει την καταστατική εξίσωση) λέγεται και καταστατική συνάρτηση.

Οι έλαστικές σταθερές, που χρησιμοποιούμε στην πράξη, είναι: E (μέτρο του Young), ν (λόγος του Poisson), G (μέτρο στρέψης). Από αυτές μόνο οι δύο είναι ανεξάρτητες, ενώ η τρίτη εκφράζεται συναρτήσει των άλλων δύο. Έτσι το μέτρο στρέψης G εκφράζεται συναρτήσει των E και ν από τη σχέση $G = \frac{E}{2 \cdot (1 + \nu)}$.

Με τη βοήθεια των ελαστικών αυτών σταθερών οι παραμορφώσεις εκφράζονται συναρτήσει των τάσεων για σύστημα αξόνων $X'Y'Z'$ από τις ακόλουθες σχέσεις:

$$\varepsilon_{xx} = \frac{1}{E} [\sigma_{xx} - \nu \cdot (\sigma_{yy} + \sigma_{zz})]$$

$$\varepsilon_{yy} = \frac{1}{E} [\sigma_{yy} - \nu \cdot (\sigma_{xx} + \sigma_{zz})]$$

$$\varepsilon_{zz} = \frac{1}{E} [\sigma_{zz} - \nu \cdot (\sigma_{xx} + \sigma_{yy})]$$

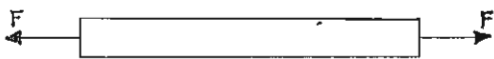
$$\varepsilon_{xy} = \frac{\sigma_{xy}}{2G}$$

$$\varepsilon_{yz} = \frac{\sigma_{yz}}{2G}$$

$$\varepsilon_{zx} = \frac{\sigma_{zx}}{2G}$$

Η αρχή του Saint-Venant: Αν ε' ένα τμήμα ενός σώματος επιδράσουν διαδοχικά δύο στατικά ισοδύναμα συστήματα δυνάμεων, τότε σε περιοχές του σώματος απομακρυσμένες από τα σημεία δράσης αυτών των δυνάμεων η επίδραση των δύο συστημάτων είναι ούσιαστικά η ίδια.

ασκήση 1



Για την αξονική έφελκόμενη ράβδο του σχήματος μετρήθηκε άνηχμένη επίμηκυνση $\epsilon = 0,001$ και λόγος

άνηχμένης μεταβολής επιφάνειας διατομής προς άνηχμένη μεταβολή όγκου

$$\frac{\frac{\Delta A}{A}}{\frac{\Delta V}{V}} = -\frac{3}{4} \quad \text{Ζητούνται το μέτρο ελαστικότητας και ο λόγος του Poisson του υλικού. Δίνεται ότι } F = 8,4 \text{ t}, A = 4 \text{ cm}^2.$$

Λύση

$$\begin{aligned} \text{Η άνηχμένη αξονική μήκυνση είναι } \epsilon = \frac{\sigma}{E} \Rightarrow E = \frac{\sigma}{\epsilon} = \frac{F}{A \cdot \epsilon} \\ = \frac{8,4 \text{ t}}{4 \text{ cm}^2 \cdot 0,001} = 2100 \text{ t/cm}^2. \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} \text{Η άνηχμένη μεταβολή όγκου είναι } \frac{\Delta V}{V} = \epsilon_1 + \epsilon_2 + \epsilon_3, \text{ όπου } \epsilon_1 = \epsilon, \\ \epsilon_2 = \epsilon_3 = -\nu \cdot \epsilon, \text{ συνεπώς } \frac{\Delta V}{V} = \epsilon - \nu \cdot \epsilon - \nu \cdot \epsilon = \epsilon \cdot (1 - 2\nu). \text{ Η άνηχμένη μεταβολή} \\ \text{επιφάνειας διατομής είναι } \frac{\Delta A}{A} = \epsilon_2 + \epsilon_3 = -2\nu \cdot \epsilon. \text{ Είναι επομένως:} \\ -\frac{3}{4} = \frac{-2 \cdot \nu \cdot \epsilon}{\epsilon \cdot (1 - 2\nu)} \Rightarrow \nu = \frac{3}{14} = 0,21. \end{aligned}$$

ασκήση 2

Νά αποδειχτεί ότι ένα ορθότροπο υλικό είναι άσυμπιεστο (δηλαδή ο όγκος του δέν αλλάζει υπό οποιαδήποτε έντατική κατάσταση), αν οι ελαστικοί συντελεστές ικανοποιούν τις συνθήκες:

$$\alpha_{11} + \alpha_{21} + \alpha_{31} = 0$$

$$\alpha_{12} + \alpha_{22} + \alpha_{32} = 0$$

$$\alpha_{13} + \alpha_{23} + \alpha_{33} = 0.$$

Νά θρεθεί η αντίστοιχη συνθήκη για ισότροπα υλικά.

Λύση

Η σχέση που δίνει τις συνιστώσες παραμόρφωσης συναρτήσει των ελαστικών συντελεστών και των συνιστωσών του τανυστή τάσης είναι:

$$\begin{aligned} \left\| \begin{array}{c} \epsilon_{11} \\ \epsilon_{22} \\ \epsilon_{33} \\ \epsilon_{23} \\ \epsilon_{31} \\ \epsilon_{12} \end{array} \right\| &= \left\| \begin{array}{cccccc} \alpha_{11} & \alpha_{12} & \alpha_{13} & 0 & 0 & 0 \\ \alpha_{21} & \alpha_{22} & \alpha_{23} & 0 & 0 & 0 \\ \alpha_{31} & \alpha_{32} & \alpha_{33} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & \alpha_{44} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & \alpha_{55} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & \alpha_{66} \end{array} \right\| \cdot \left\| \begin{array}{c} \sigma_{11} \\ \sigma_{22} \\ \sigma_{33} \\ \sigma_{23} \\ \sigma_{31} \\ \sigma_{12} \end{array} \right\|, \text{ όπου } \alpha_{ij} \text{ οι ελαστικοί συντελε-} \\ & \text{στες.} \end{aligned}$$

Κάνοντας τις πράξεις βρίσκουμε :

$$\epsilon_{11} = \alpha_{11} \cdot \epsilon_{11} + \alpha_{12} \cdot \epsilon_{22} + \alpha_{13} \cdot \epsilon_{33}.$$

$$\epsilon_{22} = \alpha_{21} \cdot \epsilon_{11} + \alpha_{22} \cdot \epsilon_{22} + \alpha_{23} \cdot \epsilon_{33}.$$

$$\epsilon_{33} = \alpha_{31} \cdot \epsilon_{11} + \alpha_{32} \cdot \epsilon_{22} + \alpha_{33} \cdot \epsilon_{33}.$$

Εξετάζουμε άεμπιέστα όρθοτροπα ύλικά $\Rightarrow \theta = 0 \Rightarrow \tau_{xy} = 0 \Rightarrow$
 $\Rightarrow \epsilon_{11} + \epsilon_{22} + \epsilon_{33} = 0 \Rightarrow \epsilon_{11} (\alpha_{11} + \alpha_{21} + \alpha_{31}) + \epsilon_{22} (\alpha_{12} + \alpha_{22} + \alpha_{32}) +$
 $+ \epsilon_{33} (\alpha_{13} + \alpha_{23} + \alpha_{33}) = 0, (1).$

Η (1) πρέπει να ισχύει για όποιεσδήποτε τιμές των $\epsilon_{11}, \epsilon_{22}, \epsilon_{33}$.
 Έστω $\epsilon_{22} = 0, \epsilon_{33} = 0, \epsilon_{11} \neq 0$. Τότε για να ισχύει η (1) θα πρέπει :

$$\alpha_{11} + \alpha_{21} + \alpha_{31} = 0. \text{ Με όμοιους συλλογισμούς προκύπτει :}$$

$$\alpha_{12} + \alpha_{22} + \alpha_{32} = 0, \alpha_{13} + \alpha_{23} + \alpha_{33} = 0.$$

Για ισότροπα ύλικά θα έχουμε :

$$\epsilon_{11} = \frac{1}{E} \cdot [\epsilon_{11} - \nu(\epsilon_{22} + \epsilon_{33})]$$

$$\epsilon_{22} = \frac{1}{E} \cdot [\epsilon_{22} - \nu(\epsilon_{11} + \epsilon_{33})]$$

$$\epsilon_{33} = \frac{1}{E} \cdot [\epsilon_{33} - \nu(\epsilon_{11} + \epsilon_{22})]$$

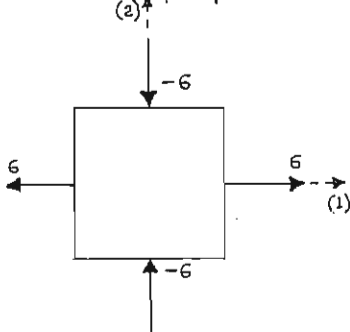
Η συνθήκη $\theta = 0$ δίνει : $\epsilon_{11} + \epsilon_{22} + \epsilon_{33} = 0 \Rightarrow$

$$\Rightarrow \epsilon_{11} \left(\frac{1}{E} - \frac{\nu}{E} - \frac{\nu}{E} \right) + \epsilon_{22} \left(\frac{1}{E} - \frac{\nu}{E} - \frac{\nu}{E} \right) + \epsilon_{33} \left(\frac{1}{E} - \frac{\nu}{E} - \frac{\nu}{E} \right) = 0 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow (\epsilon_{11} + \epsilon_{22} + \epsilon_{33}) \left(\frac{1}{E} - \frac{\nu}{E} - \frac{\nu}{E} \right) = 0 \Rightarrow \frac{1}{E} - \frac{\nu}{E} - \frac{\nu}{E} = 0 \Rightarrow \frac{1-2\nu}{E} = 0 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow 1 - 2\nu = 0 \Rightarrow \nu = 0,5.$$

ασκηση 3



Λέμε ότι η καταπόνηση ενός σώματος ισοδυναμεί με μία κατάσταση καθαρής διάτμησης, όταν μπορούμε να βρούμε 2 κάθετες τομές, στις οποίες να μηδενίζονται οι όρθες τάσεις.

α. Να αποδειχτεί ότι η έντατική κατάσταση του σχήματος ισοδυναμεί με μία κατάσταση καθαρής διάτμησης.

β. Να βρεθούν οι μέγιστες όρθες και διατμητικές

παραμορφώσεις συναρτήσει των ελαστικών σταθερών E, ν, G .

γ. Πώς μπορεί να προκύψει, με βάση τα προηγούμενα ερωτήματα, ο τύπος $G = \frac{E}{2(1+\nu)}$;

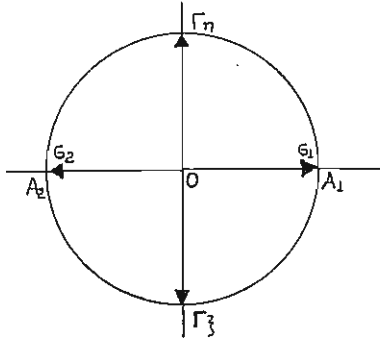
Λύση

"Έστω ότι αν στρέψουμε το εἶμα κατά γωνία θ , θα μηδενίζονται οι ὀρθές τάσεις. Στη νέα αὐτή θέση ἢ ὀρθή τάση δίνεται ἀπὸ τὴ σχέση

$$\sigma' = \frac{\sigma_{11} + \sigma_{22}}{2} + \frac{\sigma_{11} - \sigma_{22}}{2} \cdot \cos 2\theta + \sigma_{12} \cdot \sin 2\theta \quad (1), \quad \text{ὅπου } \sigma_{11} = \sigma, \sigma_{22} = -\sigma,$$

$$\sigma_{12} = 0.$$

Θέλουμε $\sigma' = 0$, ἐπομένως ἡ (1) γίνεται: $0 = \sigma \cdot \cos 2\theta \Rightarrow \cos 2\theta = 0 \Rightarrow \theta = \pm 45^\circ$. Ἡ μιὰ τομὴ ἀντιστοιχεῖ εἰς γωνία $\theta = 45^\circ$, ἡ ἄλλη εἰς γωνία $\theta = -45^\circ$. Ἐπομένως οἱ 2 τομές εἶναι κάθετες μεταξύ τους.

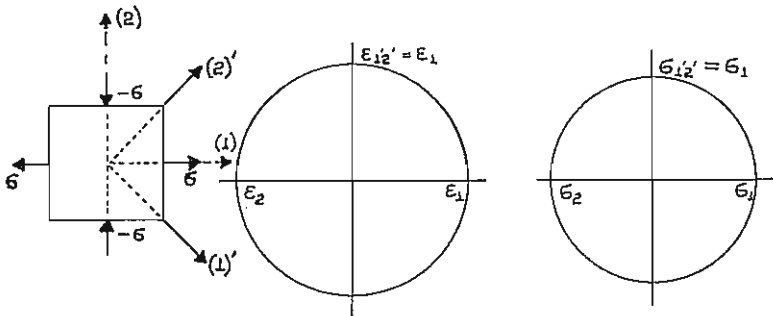


Στὴ γραφικὴ λύση κατασκευάζουμε τὸν κύκλο Mohr με $\sigma_1 = \sigma$, $\sigma_2 = -\sigma$, διότι ἡ δοσμένη ἐντατικὴ κατάσταση τοῦ σχήματος ἀντιστοιχεῖ στὸ κύριο σύστημα ἀξόνων καὶ ἐπομένως οἱ σ καὶ $-\sigma$ εἶναι οἱ κύριες τάσεις. Τὰ σημεῖα Γ_1 καὶ Γ_2 ἔχουν μόνο διαμητικές τάσεις καὶ ἀντιστοιχοῦν εἰς τομές κάθετες μεταξύ τους.

β.

$$\epsilon_1 = \frac{1}{E} \cdot [\sigma - \nu \cdot (-\sigma)] = \frac{\sigma}{E} \cdot (1 + \nu),$$

$$\epsilon_2 = \frac{1}{E} \cdot [-\sigma - \nu \cdot \sigma] = -\frac{\sigma}{E} (1 + \nu) \quad \text{καὶ ἡ } \epsilon_{12} = 0.$$



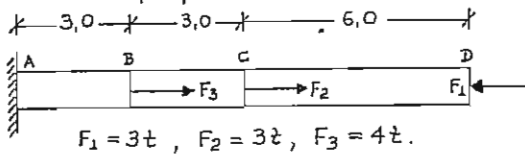
Μέγιστη ὀρθὴ παραμόρφωση ἔχουμε στὸ σύστημα (1), (2) καὶ $\epsilon_1 = \frac{\sigma}{E} (1 + \nu)$
 Ἐνῶ μέγιστη διαμητικὴ παραμόρφωση ἔχουμε στὸ σύστημα (1)', (2)' καὶ

$$\epsilon_{1'2'} = \epsilon_1 = \frac{\sigma}{E} (1 + \nu).$$

γ. εἶναι: $\epsilon_{1'2'} = \frac{\sigma_{1'2'}}{2G}$, $\epsilon_{1'2'} = \epsilon_1 = \frac{\sigma}{E} (1 + \nu)$, $\sigma_{1'2'} = \sigma_1 = \sigma$, ἐπομένως

$$\frac{\sigma}{E} (1 + \nu) = \frac{\sigma}{2G} \Rightarrow G = \frac{E}{2(1 + \nu)}.$$

ασκήση 4



Η άξονικά καταπονούμενη ράβδος AD δέχεται φορτία κατανομημένα όπως στο σχήμα. Ζητούνται:

α. Η συνολική μεταβολή μήκους $\Delta l_{ολ}$ και η ευολική μεταβολή

όγκου $\Delta V_{ολ}$.

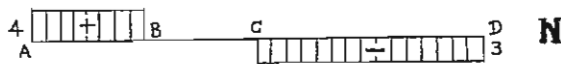
β. Σε ποιά θέση πρέπει να εφαρμοστεί η F_3 , για να έχουμε $\Delta l_{ολ} = 0$;

γ. Το διάγραμμα μεταβολής μηκών κατά μήκος της ABCD. Σε ποιά θέση η μεταβολή μήκους είναι μηδενική;

Δίνεται το έμβαδο διατομής $A = 10 \text{ cm}^2$, το μέτρο του Young $E = 2,1 \cdot 10^6 \text{ Kp/cm}^2$, ο λόγος του Poisson $\nu = 0,28$.

Λυση

α. Η συνολική μεταβολή μήκους δίνεται από τη σχέση $\Delta l_{ολ} = \Delta l_{AB} + \Delta l_{BC} + \Delta l_{CD}$ (1), όπου Δl_{AB} η συνολική μεταβολή μήκους, η οποία προκαλείται στο τμήμα AB από όλες τις δυνάμεις συγχρόνως.



$$\Delta l_{AB} = \epsilon_{AB} \cdot l_{AB}$$

$$\Delta l_{BC} = \epsilon_{BC} \cdot l_{BC}$$

$$\Delta l_{CD} = \epsilon_{CD} \cdot l_{CD}, \text{ έπομένως}$$

$$\Delta l_{AB} = \frac{\epsilon_{AB}}{E} \cdot l_{AB} = \frac{N_{AB} \cdot l_{AB}}{A \cdot E} = \frac{4t \cdot 300 \text{ cm}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0,0571 \text{ cm}$$

$$\Delta l_{BC} = \frac{\epsilon_{BC}}{E} \cdot l_{BC} = \frac{N_{BC} \cdot l_{BC}}{A \cdot E} = \frac{0 \cdot 300 \text{ cm}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0$$

$$\Delta l_{CD} = \frac{\epsilon_{CD}}{E} \cdot l_{CD} = \frac{N_{CD} \cdot l_{CD}}{A \cdot E} = \frac{-3t \cdot 600 \text{ cm}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = -0,0857 \text{ cm}$$

$$\text{και } \Delta l_{ολ} = -0,0286 \text{ cm}.$$

Τη συνολική μεταβολή μήκους θα μπορούσαμε να τη βρούμε χρησιμοποιώντας τη σχέση $\Delta l_{ολ} = \Delta l_{ολ}^{F_1} + \Delta l_{ολ}^{F_2} + \Delta l_{ολ}^{F_3}$, η οποία δίνει τη συνολική μεταβολή μήκους, που προκαλείται από την καθεμία δύναμη χωριστά.

$$\Delta l_{ολ}^{F_1} = \epsilon^{F_1} \cdot l^{F_1} = \frac{\epsilon^{F_1}}{E} \cdot l^{F_1} = \frac{F_1 \cdot l^{F_1}}{A \cdot E} = \frac{-3t \cdot 1200 \text{ cm}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = -0,171 \text{ cm}$$

$$\Delta l_{ολ}^{F_2} = \epsilon^{F_2} \cdot l^{F_2} = \frac{\epsilon^{F_2}}{E} \cdot l^{F_2} = \frac{F_2 \cdot l^{F_2}}{A \cdot E} = \frac{3t \cdot 600 \text{ cm}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0,0857 \text{ cm}$$

$$\Delta l_{ολ}^{F_3} = \epsilon^{F_3} \cdot l^{F_3} = \frac{\epsilon^{F_3}}{E} \cdot l^{F_3} = \frac{F_3 \cdot l^{F_3}}{A \cdot E} = \frac{4t \cdot 300 \text{ cm}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0,0571 \text{ cm}$$

$$\text{και } \Delta l_{ολ} = -0,0286 \text{ cm}.$$

Η συνολική μεταβολή όγκου είναι $\Delta V_{ολ} = \Delta V_{ολ}^{F_1} + \Delta V_{ολ}^{F_2} + \Delta V_{ολ}^{F_3}$.
 $\Delta V_{ολ}^{F_1} = \theta^{F_1} \cdot V_{AD} = (\epsilon_1^{F_1} + \epsilon_2^{F_1} + \epsilon_3^{F_1}) \cdot V_{AD}$,

$$\epsilon_1^{F_1} = \frac{\epsilon_1^{F_1}}{E} = \frac{F_1}{A \cdot E} = \frac{-3 \text{ t}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = -0,000143,$$

$$\epsilon_2^{F_1} = \epsilon_3^{F_1} = -\nu \cdot \epsilon_1^{F_1} = -0,28 (-0,000143) = 0,00004, \text{ και}$$

$$\Delta V_{ολ}^{F_1} = (-0,000063) \cdot (10 \text{ cm}^2 \cdot 1200 \text{ cm}) = -0,756 \text{ cm}^3.$$

$$\Delta V_{ολ}^{F_2} = \theta^{F_2} \cdot V_{AC} = (\epsilon_1^{F_2} + \epsilon_2^{F_2} + \epsilon_3^{F_2}) \cdot V_{AC},$$

$$\epsilon_1^{F_2} = \frac{\epsilon_1^{F_2}}{E} = \frac{F_2}{A \cdot E} = \frac{3 \text{ t}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0,000143,$$

$$\epsilon_2^{F_2} = \epsilon_3^{F_2} = -\nu \cdot \epsilon_1^{F_2} = -0,28 \cdot 0,000143 = -0,00004, \text{ και}$$

$$\Delta V_{ολ}^{F_2} = 0,000063 \cdot (10 \text{ cm}^2 \cdot 600 \text{ cm}) = 0,378 \text{ cm}^3.$$

$$\Delta V_{ολ}^{F_3} = \theta^{F_3} \cdot V_{AB} = (\epsilon_1^{F_3} + \epsilon_2^{F_3} + \epsilon_3^{F_3}) \cdot V_{AB},$$

$$\epsilon_1^{F_3} = \frac{\epsilon_1^{F_3}}{E} = \frac{F_3}{A \cdot E} = \frac{4 \text{ t}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0,00019,$$

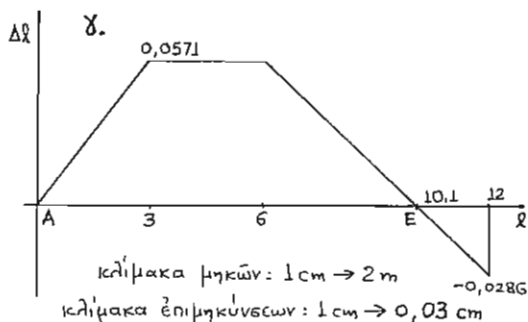
$$\epsilon_2^{F_3} = \epsilon_3^{F_3} = -\nu \cdot \epsilon_1^{F_3} = -0,28 \cdot 0,00019 = -0,000053, \text{ και}$$

$$\Delta V_{ολ}^{F_3} = 0,000084 \cdot (10 \text{ cm}^2 \cdot 300 \text{ cm}) = 0,250 \text{ cm}^3.$$

$$\text{Επομένως: } \Delta V_{ολ} = \Delta V_{ολ}^{F_1} + \Delta V_{ολ}^{F_2} + \Delta V_{ολ}^{F_3} = -0,128 \text{ cm}^3.$$

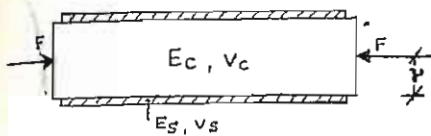
β. Θα πρέπει $\Delta l_{ολ}^{F_1} + \Delta l_{ολ}^{F_2} + \Delta l_{ολ}^{F_3} = 0 \Rightarrow \Delta l_{ολ}^{F_3} = -(\Delta l_{ολ}^{F_1} + \Delta l_{ολ}^{F_2})$
 $= 0,0853$, επομένως $\epsilon^{F_3} \cdot l^{F_3} = 0,0853 \Rightarrow \frac{\epsilon^{F_3}}{E} \cdot l^{F_3} = 0,0853 \Rightarrow$
 $\Rightarrow \frac{F_3 \cdot l^{F_3}}{A \cdot E} = 0,0853 \Rightarrow \frac{4 \text{ t} \cdot l^{F_3}}{10 \text{ cm}^2 \cdot 2100 \text{ t/cm}^2} = 0,0853 \Rightarrow l^{F_3} = 447,83 \text{ cm},$

δηλαδή η F_3 πρέπει να εφαρμοστεί σε απόσταση $447,83 \text{ cm}$ από το Α.



Από το διάγραμμα βρίσκουμε ότι μεταβολή μήκους ίση με το μηδέν έχουμε για το σημείο Ε, που απέχει από το Α 10,1 m.

ασκηση 5



Κυλινδρική ράβδος από χαλκό διατομής A , περιβάλλεται από λεπτότοιχο χαλύβδινο σωλήνα πάχους t , ο οποίος παρεμποδίζει μερικά την εγκάρσια διαστολή της ράβδου. Για άξονική δύναμη F ομοιο-

μορφα κατανεμημένη ζητούνται :

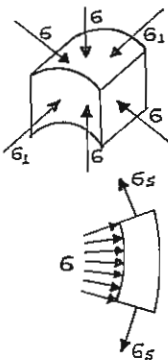
α. Η πίεση μεταξύ σωλήνα και ράβδου καθώς και η διαμήκης και εγκάρσια παραμόρφωση της ράβδου.

β. Να εξεταστούν τα ίδια ερωτήματα, αν αντί της δύναμης F έχουμε μεταβολή θερμοκρασίας κατά Δt .

Τριβή μεταξύ σωλήνα και ράβδου δεν θα ληφθεί υπ' όψη.

Λυση

α. Άς είναι σ η πίεση μεταξύ σωλήνα και ράβδου. Θεωρούμε χώρο από την επιφάνεια επαφής ένα στοιχειώδες τεμάχιο χαλκού και ένα χάλυβα. Τα υπομονώνουμε σε επί μέρους σχήματα και σχεδιάζουμε τις δυνάμεις που επενεργούν στο καθένα απ' αυτά.



Για τη χαλκινή ράβδο η εγκάρσια παραμόρφωση είναι :

$$\epsilon_c = \frac{1}{E_c} \cdot [-\sigma - \nu_c \cdot (-\sigma_1 - \sigma)]$$

$$\text{όπου } \sigma_1 = \frac{F}{A}$$

Για τον εξωτερικό χαλύβδινο σωλήνα η έντατική κατάσταση είναι μονοαξονική, $E_s = \frac{1}{t} \cdot \sigma_s$.

Με βάση τον τύπο της άσκησης 6 E_s σε λ. 28

$$\text{Έχουμε : } \frac{\sigma}{t} = \frac{\sigma_s}{r} \Rightarrow \sigma_s = \frac{\sigma \cdot r}{t} \text{ και } \epsilon_s = \frac{\sigma \cdot r}{E_s \cdot t}$$

Η συνθήκη, που πρέπει να ικανοποιείται είναι, $\epsilon_c = \epsilon_s \Rightarrow$

$$\frac{1}{E_c} [-\sigma - \nu_c (-\sigma_1 - \sigma)] = \frac{\sigma \cdot r}{t \cdot E_s} \Rightarrow \sigma \cdot \left[\frac{r}{t \cdot E_s} - \frac{\nu_c}{E_c} + \frac{1}{E_c} \right] = \frac{\nu_c \cdot \sigma_1}{E_c} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma = \frac{t \cdot \sigma_1 \cdot \nu_c \cdot E_s}{E_c \cdot r + E_s \cdot t \cdot (1 - \nu_c)} \quad (1)$$

Η εγκάρσια παραμόρφωση της ράβδου είναι $\epsilon_c \text{ εγκ.} = \frac{1}{E_c} [-\sigma - \nu_c (-\sigma_1 - \sigma)]$
 ενώ η διαμήκης είναι $\epsilon_c \text{ διαμ.} = \frac{1}{E_c} [-\sigma_1 - \nu_c (-\sigma - \sigma)] =$
 $= \frac{1}{E_c} [-\sigma_1 + 2 \cdot \nu_c \cdot \sigma]$, όπου σ η τιμή, που δίνει η (1).

6. Στην περίπτωση αυτή $\epsilon_{\perp} = 0$ και $\epsilon_c = \epsilon_c^{\theta} + \epsilon_c^{\epsilon}$, όπου ϵ_c^{θ} ή ϵ_c^{θ} - κάρσια παραμόρφωση λόγω θερμοκρασίας και ϵ_c^{ϵ} ή ϵ_c^{ϵ} - κάρσια παραμόρφωση λόγω τάσης. Είναι $\epsilon_c^{\theta} = \alpha_c \cdot \Delta t$, όπου α_c ο συντελεστής θερμικής διαστολής του χαλκού, $\epsilon_c^{\epsilon} = \frac{1}{E_c} \cdot [-\sigma - \nu_c(-\sigma)] = \frac{1}{E_c} \cdot (\nu_c \cdot \sigma - \sigma)$,

και επομένως $\epsilon_c = \alpha_c \cdot \Delta t + \frac{1}{E_c} (\nu_c \cdot \sigma - \sigma)$.

Για το χαλκόβινο σωλήνα θα έχουμε αντίστοιχα:

$$\epsilon_s = \epsilon_s^{\theta} + \epsilon_s^{\epsilon} = \alpha_s \cdot \Delta t + \frac{1}{E_s} \cdot \sigma_s = \alpha_s \cdot \Delta t + \frac{\sigma \cdot r}{E_s \cdot t}$$

Πρέπει $\epsilon_c = \epsilon_s \Rightarrow \alpha_c \cdot \Delta t + \frac{1}{E_c} (\nu_c \sigma - \sigma) = \alpha_s \cdot \Delta t + \frac{\sigma \cdot r}{E_s \cdot t} \Rightarrow$

$$\Rightarrow \sigma = \frac{(\alpha_c - \alpha_s) \cdot \Delta t}{\frac{r}{t \cdot E_s} + \frac{1 - \nu_c}{E_c}} \quad (2)$$

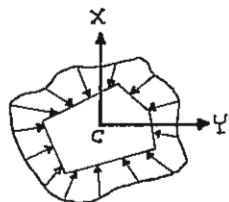
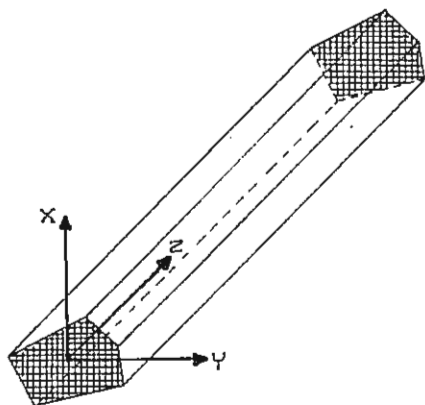
Η ϵ_c^{ϵ} κάρσια παραμόρφωση της ράβδου είναι :

$$\epsilon_c^{\epsilon} \text{ διαμ.} = \alpha_c \cdot \Delta t + \frac{1}{E_c} (\nu_c \cdot \sigma - \sigma), \text{ ενώ η διαμήκης :}$$

$$\begin{aligned} \epsilon_c \text{ διαμ.} &= \epsilon_c^{\theta} \text{ διαμ.} + \epsilon_c^{\epsilon} \text{ διαμ.} = \alpha_c \cdot \Delta t + \frac{1}{E_c} [-\nu_c(-\sigma - \sigma)] = \\ &= \alpha_c \cdot \Delta t + \frac{2 \cdot \nu_c \cdot \sigma}{E_c}, \text{ όπου } \sigma \text{ ή τιμή που δίνει η (2).} \end{aligned}$$

ΕΠΙΠΕΔΗ ΠΑΡΑΜΟΡΦΩΣΗ - ΕΠΙΠΕΔΗ ΕΝΤΑΤΙΚΗ ΚΑΤΑΣΤΑΣΗ

ΤΑΣΙΚΗ ΣΥΝΑΡΤΗΣΗ



Θεωρούμε ένα πρισματικό σώμα με αυθαίρετη διατομή, του οποίου το μήκος είναι πολύ μεγαλύτερο από τις διαστάσεις της διατομής και το οποίο στηρίζεται κατά τα δύο άκρα του σε δύο ανένδοτα στηρίγματα. Θεωρούμε επίσης ότι το πρισματικό αυτό σώμα φορτίζεται με δυνάμεις κάθετες προς τον άξονά του, ομοιόμορφα διανεμημένες κατά μήκος του πρίσματος, και ότι οι μαζικές δυνάμεις είναι μηδενικές. Έχουμε τότε να αντιμετωπίσουμε ένα πρόβλημα επίπεδης παραμόρφωσης.

Αν η άξονική διάσταση του προηγούμενου σώματος είναι πολύ μικρή, το σώμα παίρνει τη μορφή δίσκου και έχουμε τότε να αντιμετωπίσουμε ένα πρόβλημα επίπεδης έντατικής κατάστασης (την οποία χιά λόγους απλότητας θα ονομάζουμε και επίπεδη ένταση).

Η μελέτη και των δύο παραπάνω προβλημάτων οδηγεί στο συμπέρασμα ότι οι άγνωστες τάσεις σ_{xx} , σ_{yy} , σ_{xy} θα προκύψουν από τις έξι της τρεις εξισώσεις:

$$\frac{\partial \sigma_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial y} = 0 \quad (1), \quad \frac{\partial \sigma_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_{yy}}{\partial y} = 0 \quad (2), \quad \nabla^2 (\sigma_{xx} + \sigma_{yy}) = 0 \quad (3).$$

Όπου ∇^2 ο τελεστής του Laplace και $\nabla^2 = \frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2}$. Βέβαια οι σ_{xx} , σ_{yy} , σ_{xy} πρέπει να ικανοποιούν και τις συνοριακές συνθήκες του προβλήματος (συνοριακές συνθήκες είναι οι συνθήκες, που πρέπει να ισχύουν στα όρια του προβλήματος, προβλ. άσκηση 4 σελ. 43)

Εισάγοντας τώρα μια συνάρτηση ϕ τέτοια ώστε:

$$\sigma_{xx} = \frac{\partial^2 \phi}{\partial y^2}, \quad \sigma_{yy} = \frac{\partial^2 \phi}{\partial x^2}, \quad \sigma_{xy} = -\frac{\partial^2 \phi}{\partial x \cdot \partial y} \quad (4)$$

οι εξισώσεις (1) και (2) ικανοποιούνται από ταυτότητα, ενώ η εξίσωση (3)

$$\text{δίνει: } \nabla^2 \left(\frac{\partial^2 \phi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \phi}{\partial y^2} \right) = 0 \Rightarrow \left(\frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2} \right) \left(\frac{\partial^2 \phi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \phi}{\partial y^2} \right) = 0 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{\partial^4 \phi}{\partial x^4} + 2 \cdot \frac{\partial^4 \phi}{\partial x^2 \cdot \partial y^2} + \frac{\partial^4 \phi}{\partial y^4} = 0 \quad (5).$$

Χρησιμοποιώντας το σύμβολο $\nabla^4 = \nabla^2 \cdot \nabla^2 = \frac{\partial^4}{\partial x^4} + 2 \cdot \frac{\partial^4}{\partial x^2 \cdot \partial y^2} + \frac{\partial^4}{\partial y^4}$ ή (5) γράφεται $\nabla^4 \phi = 0 \quad (6)$.

"Ετσι έχουμε αναχίσει το σύστημα των εξισώσεων (1), (2), (3) σε μία μόνο εξίσωση, την (6).

Αν για ένα συγκεκριμένο πρόβλημα βρούμε μία συνάρτηση Φ τέτοια ώστε να επαληθεύεται η (6) και οι τιμές των τάσεων, που δίνουν οι (4), να ικανοποιούν τις συνοριακές συνθήκες, τότε η Φ είναι η τασική συνάρτηση, που λύει το πρόβλημα αυτό.

Τα προβλήματα της ομάδας αυτής μπορούμε να τα χωρίσουμε στις εξής δύο κατηγορίες:

1) Δίνεται μία συνάρτηση Φ και ζητείται να αποδειχτεί ότι είναι τασική συνάρτηση ενός προβλήματος. Ακολουθούμε την εξής πορεία:

α) Αποδεικνύουμε ότι $\nabla^2 \Phi = 0$.

β) Βρίσκουμε τις τάσεις ϵ_{xx} , ϵ_{yy} , ϵ_{xy} . Είναι:

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2}, \quad \epsilon_{yy} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2}, \quad \epsilon_{xy} = -\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x \partial y}$$

γ) Εξετάζουμε αν ικανοποιούνται οι συνοριακές συνθήκες.

Για να είναι η Φ τασική συνάρτηση πρέπει να ικανοποιούνται όλες οι παραπάνω προϋποθέσεις.

2) Δίνονται οι ϵ_{xx} , ϵ_{yy} , ϵ_{xy} και ζητείται να διερευνήσουμε αν αποτελούν λύση ενός δοσμένου προβλήματος. Ακολουθούμε την εξής πορεία:

α) Αποδεικνύουμε ότι $\nabla^2 (\epsilon_{xx} + \epsilon_{yy}) = 0$.

β) Επαληθεύουμε τις συνθήκες ισορροπίας:

$$\frac{\partial \epsilon_{xx}}{\partial x} + \frac{\partial \epsilon_{xy}}{\partial y} = 0, \quad \frac{\partial \epsilon_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \epsilon_{yy}}{\partial y} = 0$$

γ) Εξετάζουμε αν ικανοποιούνται οι συνοριακές συνθήκες.

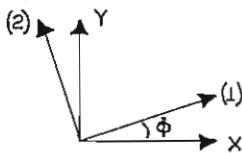
Και στις δύο παραπάνω κατηγορίες προβλημάτων θα πρέπει σε σώματα απείρων διαστάσεων να μηδενίζονται οι τάσεις στο άπειρο.

ασκηση 1

Νά αποδειχτεί στις περιπτώσεις επίπεδης παραμόρφωσης και επίπεδης έντασης ότι για ισότροπο υλικό οι κύριες κατευθύνσεις των τανυστών τάσης και παραμόρφωσης συμπίπτουν.

Λυση

Έστω ότι για να πάρουμε το κύριο σύστημα της τάσης στρέφουμε το σύστημα συντεταγμένων κατά γωνία ϕ , ενώ για να πάρουμε το κύριο σύστημα παραμόρφωσης στρέφουμε το σύστημα συντεταγμένων κατά γωνία ϕ' .



Οι γωνίες ϕ και ϕ' δίνονται από τις σχέσεις :

$$\tan 2\phi = \frac{2 \cdot \sigma_{xy}}{\sigma_{xx} - \sigma_{yy}} \quad (1)$$

$$\tan 2\phi' = \frac{2 \cdot \epsilon_{xy}}{\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy}} = \frac{\frac{2 \cdot \sigma_{xy}}{2 \cdot G}}{\frac{(1+\nu) \cdot (\sigma_{xx} - \sigma_{yy})}{E}} = \frac{2 \cdot \sigma_{xy}}{\sigma_{xx} - \sigma_{yy}} \quad (2)$$

Διότι η διαφορά $(\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy})$ στην επίπεδη ένταση είναι :

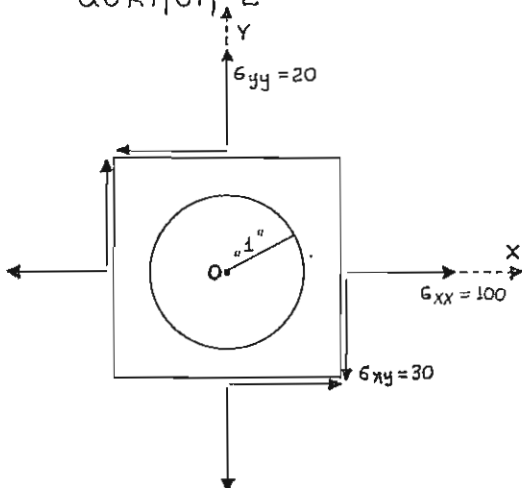
$$\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy} = \frac{1}{E} \cdot (\sigma_{xx} - \nu \cdot \sigma_{yy}) - \frac{1}{E} \cdot (\sigma_{yy} - \nu \cdot \sigma_{xx}) = \frac{(1+\nu)(\sigma_{xx} - \sigma_{yy})}{E}$$

ένω στην επίπεδη παραμόρφωση :

$$\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy} = \frac{1+\nu}{E} \cdot [(1-\nu) \cdot \sigma_{xx} - \nu \cdot \sigma_{yy}] - \frac{1+\nu}{E} \cdot [(1-\nu) \cdot \sigma_{yy} - \nu \cdot \sigma_{xx}] = \frac{(1+\nu)(\sigma_{xx} - \sigma_{yy})}{E}$$

και $G = \frac{E}{2(1+\nu)}$. Από τις (1) και (2) προκύπτει $\phi = \phi'$, δηλαδή το κύριο σύστημα της τάσης συμπίπτει με το κύριο σύστημα της παραμόρφωσης.

ασκηση 2



Στην επίπεδη έντατική κατάσταση του σχήματος μελετούμε την παραμόρφωση κύκλου ακτίνας ίσης με τη "μονάδα". Νά αποδειχτεί ότι μετά την παραμόρφωση ο κύκλος παίρνει σχήμα ελλειψής.

Οι τάσεις δίνονται σε Kp/cm^2 .

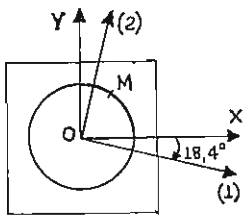
Οι διαστάσεις του σχήματος θεωρούνται άπειρες.

Λυση

Σύμφωνα με την προηγούμενη άσκηση το κύριο σύστημα της τάσης ευθυπνί-
πτει με το κύριο σύστημα της παραμόρφωσης. Το σύστημα αυτό αντιστοιχεί σε
γωνία εστρώσης ϕ , που δίνεται από τη σχέση $\tan 2\phi = \frac{2 \cdot \epsilon_{xy}}{\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy}} \Rightarrow$
 $\Rightarrow \tan 2\phi = \frac{2 \cdot (-30)}{100 - 20} = -\frac{3}{4} \Rightarrow \phi = -18,4^\circ$.

$$\text{Οι κύριες τάσεις είναι } \sigma_{1,2} = \frac{\epsilon_{xx} + \epsilon_{yy}}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\epsilon_{xx} - \epsilon_{yy}}{2}\right)^2 + \epsilon_{xy}^2} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma_{1,2} = \frac{100 + 20}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{100 - 20}{2}\right)^2 + (-30)^2} \Rightarrow \sigma_1 = 110 \text{ κρ/cm}^2, \sigma_2 = 10 \text{ κρ/cm}^2$$



Οι κύριες παραμορφώσεις είναι:

$$\epsilon_1 = \frac{\sigma_1 - \nu \cdot \sigma_2}{E} = \frac{110 - 10 \cdot \nu}{E}$$

$$\epsilon_2 = \frac{\sigma_2 - \nu \cdot \sigma_1}{E} = \frac{10 - 110 \cdot \nu}{E}$$

Θά μελετήσουμε την έντατική κατάσταση του κύκλου
στο κύριο σύστημα. Στο σύστημα αυτό θα έχουμε μόνο όρθες παραμορφώσεις
και καθόλου διατμητικές.

Θεωρούμε τις ακτίνες του κύκλου κατά μήκος των άξονων (1) και (2).
Μετά την παραμόρφωση η ακτίνα κατά μήκος του άξονα (1) θα γίνει:
 $\alpha = 1 + \frac{110 - 10 \cdot \nu}{E} \cdot 1$, ενώ η ακτίνα κατά μήκος του άξονα (2) θα γίνει:
 $\beta = 1 + \frac{10 - 110 \cdot \nu}{E} \cdot 1$.

Θεωρούμε και ένα σημείο του κύκλου, Μ, με συντεταγμένες x_1 και x_2
ως προς το σύστημα συντεταγμένων (1), (2). Μετά την παραμόρφωση το σημείο
Μ άποκτά μία νέα θέση Μ', που έχει συντεταγμένες*:

$$x'_1 = x_1 + \frac{110 - 10 \cdot \nu}{E} \cdot x_1, \quad x'_2 = x_2 + \frac{10 - 110 \cdot \nu}{E} \cdot x_2$$

Εξετάζουμε την ποσότητα: $\left(\frac{x'_1}{\alpha}\right)^2 + \left(\frac{x'_2}{\beta}\right)^2$. Είναι:

$$\left(\frac{x'_1}{\alpha}\right)^2 + \left(\frac{x'_2}{\beta}\right)^2 = \left[\frac{x_1 \cdot \left(1 + \frac{110 - 10 \cdot \nu}{E}\right)}{1 + \frac{110 - 10 \cdot \nu}{E}}\right]^2 + \left[\frac{x_2 \cdot \left(1 + \frac{10 - 110 \cdot \nu}{E}\right)}{1 + \frac{10 - 110 \cdot \nu}{E}}\right]^2 = x_1^2 + x_2^2 = 1$$

Επομένως μετά την παραμόρφωση ο κύκλος γίνεται ελλειψη με ημιάξονες
 $\alpha = 1 + \frac{110 - 10 \cdot \nu}{E}$ και $\beta = 1 + \frac{10 - 110 \cdot \nu}{E}$.

* Δεν έχουμε μεταβολή των ταυιστών τάσης και παραμόρφωσης για το
σημείο Μ, λόγω των άπειροστών αποστάσεων.

ασκηση 3

Νά εξεταστέι αν ή ακόλουθη διανομή τάσεων μπορέι νά είναι λύση ενός προβλήματος ελαστικότητας.

$$\sigma_{xx} = c \cdot [y^2 + v \cdot (x^2 - y^2)]$$

$$\sigma_{xy} = -2 \cdot v \cdot c \cdot x \cdot y$$

$$\sigma_{yy} = c \cdot [x^2 + v \cdot (y^2 - x^2)]$$

$$\sigma_{xz} = \sigma_{yz} = 0$$

$$\sigma_{zz} = v \cdot c \cdot (x^2 + y^2)$$

όπου v ό λόγος του Poisson και $c \neq 0$ μία σταθερά.

λυση

Εξετάζουμε πρώτα αν ικανοποιείται ή συνθήκη $\nabla^2(\sigma_{xx} + \sigma_{yy}) = 0$.

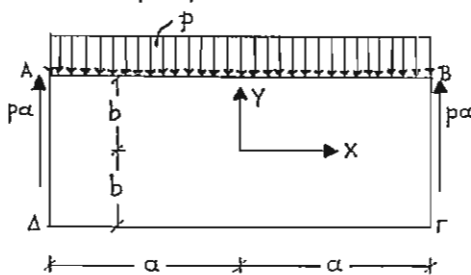
$$\text{Είναι: } \nabla^2(\sigma_{xx} + \sigma_{yy}) = \nabla^2(cy^2 + cx^2) = \frac{\partial^2(cy^2 + cx^2)}{\partial x^2} + \frac{\partial^2(cy^2 + cx^2)}{\partial y^2} =$$

$$= \frac{\partial^2(cy^2)}{\partial x^2} + \frac{\partial^2(cx^2)}{\partial x^2} + \frac{\partial^2(cy^2)}{\partial y^2} + \frac{\partial^2(cx^2)}{\partial y^2} = 0 + 2 \cdot c + 2 \cdot c + 0 = 4c, \text{ όποτε}$$

για να είναι $\nabla^2(\sigma_{xx} + \sigma_{yy}) = 0$ θα πρέπει $c = 0$, τό όποιο όμως είναι αντίθετο πρós τις ύποθέσεις του προβλήματος.

Η διανομή τάσεων, λοιπόν, που δόθηκε, δέν μπορέι νά είναι λύση ενός προβλήματος ελαστικότητας.

ασκηση 4



Νά αποδειχτέι ότι ή τσική συνάρτηση

$$\phi = \frac{p}{8b^3} [x^2(y^3 - 3yb^2 - 2b^3) - \frac{1}{5}y^3(y^2 - 2b^2 + 5a^2)]$$

δίνει τή λύση του προβλήματος του δίσκου του σχήματος για τή φόρτιση p .

λυση

α) Θα πρέπει $\nabla^4 \phi = \frac{\partial^4 \phi}{\partial x^4} + \frac{\partial^4 \phi}{\partial y^4} + 2 \cdot \frac{\partial^4 \phi}{\partial x^2 \partial y^2} = 0$.

Οι μόνοι όροι, που θα περισωθούν μετά τις παραγωγίσεις, είναι η μερική παράγωγος του y^5 ως προς y^4 και η μερική παράγωγος του $x^2 y^3$ ως προς x^2 και y^2 είναι $\frac{\partial^4(y^5)}{\partial y^4} = 5 \cdot 4 \cdot 3 \cdot 2 \cdot y$, $\frac{\partial^4(x^2 y^3)}{\partial x^2 \partial y^2} = 2 \cdot 3 \cdot 2 \cdot y$, επομένως

$$\nabla^4 \Phi = \frac{p}{8b^3} \cdot (2 \cdot 12 \cdot y - \frac{1}{5} \cdot 120 \cdot y) = 0$$

$$\beta) \epsilon_{xx} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2} = \frac{p}{4b^3} \cdot (3x^2 y - 2y^3 + \frac{6}{5} y \cdot b^2 - 3a^2 y)$$

$$\epsilon_{yy} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2} = \frac{p}{4b^3} \cdot (y^3 - 3y \cdot b^2 - 2b^3) \quad (1)$$

$$\epsilon_{xy} = -\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x \partial y} = \frac{p}{4b^3} \cdot (3b^2 x - 3x \cdot y^2) = \frac{3 \cdot p \cdot x}{4b^3} \cdot (b^2 - y^2)$$

γ) Εξετάζουμε αν ικανοποιούνται οι συνοριακές συνθήκες.

Σύνορο $\Delta\Gamma$. Η εξίσωσή του είναι: $y = -b$.

Επειδή η εξωτερική επιφάνεια του συνόρου αυτού είναι αφόρτιστη, θα πρέπει $\epsilon_{yy} = 0$ και $\epsilon_{xy} = 0$, ενώ η ϵ_{xx} μπορεί να έχει οποιαδήποτε τιμή. Θέτοντας στις (1) $y = -b$ βρίσκουμε:

$$\epsilon_{yy} = \frac{p}{4b^3} \cdot [(-b)^3 - 3(-b) \cdot b^2 - 2b^3] = 0, \quad \epsilon_{xy} = \frac{3 \cdot p \cdot x}{4b^3} \cdot (b^2 - b^2) = 0.$$

Σύνορο AB . Η εξίσωσή του είναι: $y = b$. Θα πρέπει να έχουμε:

$\epsilon_{yy} = -p$, $\epsilon_{xy} = 0$, ενώ η ϵ_{xx} μπορεί να έχει οποιαδήποτε τιμή. Θέτοντας $y = b$ στις (1) βρίσκουμε:

$$\epsilon_{yy} = \frac{p}{4b^3} \cdot (b^3 - 3b \cdot b^2 - 2b^3) = -p, \quad \epsilon_{xy} = \frac{3 \cdot p \cdot x}{4b^3} \cdot (b^2 - b^2) = 0.$$

Σύνορο AD . Η εξίσωσή του είναι: $x = -a$. Θα πρέπει η συνισταμένη δύναμη των ϵ_{xy} να ίσούται με $p \cdot a$, $\epsilon_{xx} = 0$, γιατί δεν υπάρχει εξωτερική φόρτιση κατά την διεύθυνση X , ενώ η ϵ_{yy} μπορεί να έχει οποιαδήποτε τιμή. Θέτοντας στις (1) $x = -a$ βρίσκουμε:

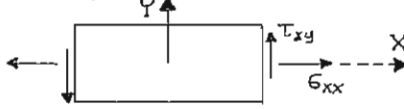
$$\epsilon_{xy} = \frac{-3 \cdot p \cdot a}{4b^3} \cdot (b^2 - y^2), \quad \epsilon_{xx} = \frac{p}{4b^3} \cdot (\frac{3}{5} y \cdot b^2 - 2y^3) = \frac{p}{2} \cdot [\frac{3}{5} \cdot \frac{y}{b} - (\frac{y}{b})^3]$$

Η συνισταμένη δύναμη των ϵ_{xy} στο σύνορο AD είναι:

$$\int_{-b}^b \epsilon_{xy} \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{-3 \cdot p \cdot a}{4b^3} \cdot (b^2 - y^2) \cdot dy = \left[-\frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^2 \cdot y}{4b^3} + \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot y^3}{4b^3 \cdot 3} \right]_{-b}^b = -\frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{4b^3} + \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{12b^3} - \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{4b^3} + \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{12b^3} = -p \cdot a.$$

Το πρόσημο της συνισταμένης δύναμης των ϵ_{xy} είναι σύμφωνα με τη σύμβαση, που έχουμε κάνει για τις θετικές όρθες και διατμητικές τάσεις (πρβλ. σελ. 20). Υπενθυμίζουμε τη σύμβαση αυτή στο σχήμα, που ακολουθεί.

θετικές όρδές ψ και διατμητικές τάσεις.



Σύμφωνα, λοιπόν, με τη σύμβαση αυτή ή προσημασμένη τιμή της δύναμης $p \cdot a$ για το σύνορο AD είναι $-p \cdot a$.

Παρατηρούμε ότι για το σύνορο AD οι συνολικές συνθήκες απαιτούν $\sigma_{xx} = 0$, ενώ η τασική συνάρτηση δίνει τιμή για τη $\sigma_{xx} = \frac{p}{2} \cdot \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{y}{b} - \left(\frac{y}{b} \right)^3 \right]$. Έν τούτοις για το σύνορο AD οι δύο έντατικές καταστάσεις, ή πρώτη με $\sigma_{xx} = 0$, ή δεύτερη με $\sigma_{xx} = \frac{p}{2} \cdot \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{y}{b} - \left(\frac{y}{b} \right)^3 \right]$ μπορούν να είναι ισοδύναμες, αρκεί οι σ_{xx} της δεύτερης έντατικής κατάστασης να έχουν στο τμήμα AD συνισταμένη δύναμη και συνισταμένη ροπή ίσες με το μηδέν. Διότι σύμφωνα με την αρχή του Saint-Venant γέ περιοχές του σώματος απομακρυσμένες από τα σημεία δράσης των δυνάμεων (δηλαδή από το σύνορο AD) ή επίδραση των δύο διανομών (της πρώτης με $\sigma_{xx} = 0$, της δεύτερης με $\sigma_{xx} \neq 0$) είναι ή ίδια, αρκεί η δεύτερη διανομή να έχει στο σύνορο AD συνισταμένη δύναμη και συνισταμένη ροπή ίσες με το μηδέν (όποτε οι δύο διανομές είναι στατικά ισοδύναμες).

Η συνισταμένη δύναμη των σ_{xx} στο σύνορο AD είναι:

$$\int_{-b}^b \sigma_{xx} \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{p}{2 \cdot b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot y \cdot b^2 - y^3 \right) \cdot dy = \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{1}{2} \cdot \frac{1}{2} \cdot \frac{p \cdot b^2 \cdot y^2}{b^3} - \frac{1}{2} \cdot \frac{1}{4} \cdot \frac{p \cdot y^4}{b^3} \right]_{-b}^b = \frac{3}{20} \cdot \frac{p \cdot b^2 \cdot b^2}{b^3} - \frac{1}{8} \cdot \frac{p \cdot b^4}{b^3} - \frac{3}{20} \cdot \frac{p \cdot b^2 \cdot b^2}{b^3} + \frac{1}{8} \cdot \frac{p \cdot b^4}{b^3} = 0$$

Η συνισταμένη ροπή των σ_{xx} στο σύνορο AD είναι:

$$\int_{-b}^b \sigma_{xx} \cdot y \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{p}{2b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot y \cdot b^2 - y^3 \right) \cdot y \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{p}{2b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot y^2 \cdot b^2 - y^4 \right) \cdot dy = \left[\frac{p}{2b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot \frac{1}{3} \cdot y^3 \cdot b^2 - \frac{y^5}{5} \right) \right]_{-b}^b = \frac{p}{2b^3} \cdot \left(\frac{b^5}{5} - \frac{b^5}{5} + \frac{b^5}{5} - \frac{b^5}{5} \right) = 0$$

Σύνορο ΒΓ. Η εξίσωσή του είναι: $x = a$. Θα πρέπει η συνισταμένη δύναμη των σ_{xy} να ισούται με $p \cdot a$, $\sigma_{xx} = 0$, ενώ η σ_{yy} μπορεί να έχει οποιαδήποτε τιμή. Θέτοντας στις (1) $x = a$ βρίσκουμε:

$$\sigma_{xy} = \frac{3 \cdot p \cdot a}{4 \cdot b^3} \cdot (b^2 - y^2), \quad \sigma_{xx} = \frac{p}{4 \cdot b^3} \cdot \left(\frac{6}{5} \cdot y \cdot b^2 - 2 \cdot y^3 \right) = \frac{p}{2} \cdot \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{y}{b} - \left(\frac{y}{b} \right)^3 \right]$$

Η συνισταμένη δύναμη των σ_{xy} στο σύνορο ΒΓ είναι:

$$\int_{-b}^b \sigma_{xy} \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{3 \cdot p \cdot a}{4 \cdot b^3} \cdot (b^2 - y^2) \cdot dy = \left[\frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^2 \cdot y}{4 \cdot b^3} - \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot y^3}{4 \cdot b^3 \cdot 3} \right]_{-b}^b = \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{4 \cdot b^3} - \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{12 \cdot b^3} + \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{4 \cdot b^3} - \frac{3 \cdot p \cdot a \cdot b^3}{12 \cdot b^3} = p \cdot a$$

Σύμφωνα βέβαια με τη σύμβαση, που κάναμε για τις θετικές διατμητικές τάσεις, στο σύνορο ΒΓ η $p \cdot a$ θα έχει πρόσημο θετικό.

Οι ευνοριακές συνθήκες απαιτούν $\sigma_{xx} = 0$, ενώ η τασική συνάρτηση δίνει τιμή για την $\sigma_{xx} = \frac{p}{2} \cdot \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{y}{b} - \left(\frac{y}{b} \right)^3 \right]$. Για να είναι, λοιπόν, οι δύο διανομές, ή πρώτη με $\sigma_{xx} = 0$, ή δεύτερη με $\sigma_{xx} = \frac{p}{2} \cdot \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{y}{b} - \left(\frac{y}{b} \right)^3 \right]$, στατικά ισοδύναμες, θα πρέπει η δεύτερη διανομή να έχει στο σύνορο ΒΓ συνισταμένη δύναμη και συνισταμένη ροπή ίσες με το μηδέν.

Η συνισταμένη δύναμη των σ_{xx} στο σύνορο ΒΓ είναι:

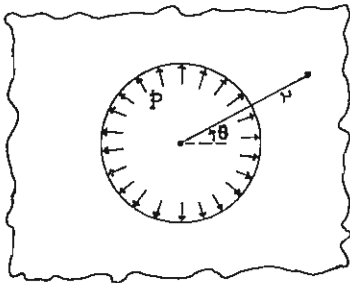
$$\int_{-b}^b \sigma_{xx} \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{p}{2 \cdot b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot y \cdot b^2 - y^3 \right) \cdot dy = \left[\frac{3}{5} \cdot \frac{1}{2} \cdot \frac{1}{2} \cdot \frac{p \cdot b^2 \cdot y^2}{b^3} - \frac{1}{2} \cdot \frac{1}{4} \cdot \frac{p \cdot y^4}{b^3} \right]_{-b}^b = 0$$

Ενώ η συνισταμένη ροπή των σ_{xx} στο σύνορο ΒΓ είναι:

$$\int_{-b}^b \sigma_{xx} \cdot y \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{p}{2 \cdot b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot y \cdot b^2 - y^3 \right) \cdot y \cdot dy = \int_{-b}^b \frac{p}{2b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot y^2 \cdot b^2 - y^4 \right) \cdot dy =$$

$$= \left[\frac{p}{2b^3} \cdot \left(\frac{3}{5} \cdot \frac{1}{3} \cdot y^3 \cdot b^2 - \frac{y^5}{5} \right) \right]_{-b}^b = \frac{p}{2 \cdot b^3} \cdot \left(\frac{b^5}{5} - \frac{b^5}{5} + \frac{b^5}{5} - \frac{b^5}{5} \right) = 0.$$

ασκηση 5



«Άπειρος δίσκος με έσωτερική όπη ακτίνας a δέχεται όμοιομορφη πίεση p περιμετρικά της όπης. Ζητείται να βρεθεί η έντατική κατάσταση του δίσκου.

λυση

Θα λύσουμε το πρόβλημα χρησιμοποιώντας την τασική συνάρτηση του Mitchell:

$$\begin{aligned} \phi(r, \theta) = & a_0 \cdot \ln r + b_0 \cdot r^2 + c_0 \cdot \theta + (d_0 \cdot \ln r + l_0 \cdot \theta) \cdot r^2 + (f_0 \cdot \ln r + g_0 \cdot \theta) \cdot r \cdot \cos \theta + \\ & + (h_0 \cdot \ln r + j_0 \cdot \theta) \cdot r \cdot \sin \theta + \sum_{n=1}^{\infty} (a_n \cdot r^n + b_n \cdot r^{n+2} + c_n \cdot r^{-n} + d_n \cdot r^{-n+2}) \cdot \cos n\theta + \\ & + \sum_{n=1}^{\infty} (e_n \cdot r^n + f_n \cdot r^{n+2} + g_n \cdot r^{-n} + h_n \cdot r^{-n+2}) \cdot \sin n\theta. \end{aligned} \quad (1)$$

Η τασική αυτή συνάρτηση ικανοποιεί τη διαρμονική εξίσωση $\nabla^4 \phi = 0$, όπου η έκφραση του $\nabla^4 \phi$ σε πολικές συντεταγμένες είναι:

$$\nabla^4 \phi = \left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial^2}{\partial \theta^2} \right) \cdot \left(\frac{\partial^2 \phi}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial \phi}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial^2 \phi}{\partial \theta^2} \right)$$

Πολλά προβλήματα μπορούν να λυθούν χρησιμοποιώντας εάν τασική συνάρτηση όρισμένους από τους όρους της (1), τους οποίους διαλέγουμε ανάλοχα με τη φύση του προβλήματος. Τις τιμές των σταθερών τις υπολογίζουμε από τις ευνοριακές συνθήκες του προβλήματος.

«Ετσι, επειδή στο πρόβλημά μας υπάρχει ευκλιτική συμμετρία, στην τασική συνάρτηση του Mitchell δεν θα εμφανίζονται παράχοντες, που περιέχουν το θ ή συναρτήσεις του θ , αλλά θα υπάρχουν μόνο όροι ανάλοχοι προς το r . Μπορούμε,

επομένως, να πάρουμε για τρισική συνάρτηση την $\phi = \phi(r) = a_0 \cdot \ln r + b_0 \cdot r^2 + d_0 \cdot r^2 \cdot \ln r$.

Οι πολικές συνιστώσες της τάσης είναι:

$$\sigma_{rr} = \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial \phi}{\partial r} = \frac{a_0}{r^2} + 2 \cdot b_0 + d_0 \cdot (1 + 2 \cdot \ln r)$$

$$\sigma_{\theta\theta} = \frac{\partial^2 \phi}{\partial r^2} = -\frac{a_0}{r^2} + 2 \cdot b_0 + d_0 \cdot (3 + 2 \cdot \ln r) \quad (2)$$

$$\sigma_{r\theta} = \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial \phi}{\partial \theta} - \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial^2 \phi}{\partial \theta \partial r} = 0$$

Θά βρούμε τις τιμές των σταθερών a_0, b_0, d_0 από τις συνοριακές συνθήκες του προβλήματος. Επειδή ο δίσκος είναι άπειρος, θά πρέπει οι τάσεις να μηδενίζονται στο άπειρο. Θέτοντας $r = \infty$ στις $\sigma_{rr}, \sigma_{\theta\theta}$ βρίσκουμε ότι θά πρέπει $2 \cdot b_0 + d_0 \cdot \infty = 0 \Rightarrow b_0 = 0, d_0 = 0$. Επίσης θά πρέπει στα χείλη της όπης, δηλαδή, για $r = a$, να έχουμε $\sigma_{rr} = -p$, επομένως $\frac{a_0}{a^2} = -p \Rightarrow a_0 = -p \cdot a^2$

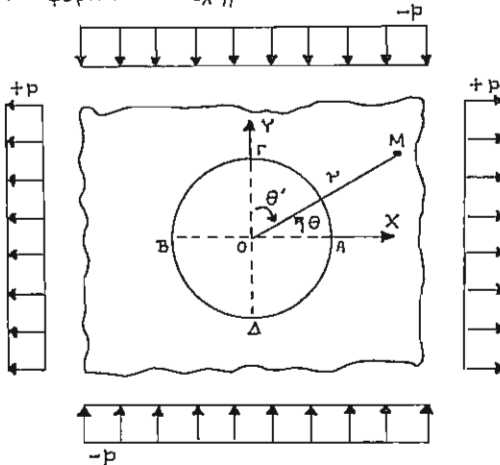
Θέτοντας στις (2) τις τιμές των σταθερών a_0, b_0, d_0 βρίσκουμε:

$$\sigma_{rr} = -p \cdot \left(\frac{a}{r}\right)^2, \quad \sigma_{\theta\theta} = p \cdot \left(\frac{a}{r}\right)^2, \quad \sigma_{r\theta} = 0 \quad (3)$$

Η έντατική κατάσταση, λοιπόν, που δόθηκε, εκφράζεται από τις τιμές των τάσεων, που δίνουν οι σχέσεις (3).

ασκηση 6

Ελαστικός δίσκος άπειρων διαστάσεων με κυκλική όπή ακτίνας a δέχεται τά φορτία του σχήματος.



α. Να βρεθούν οι εκφράσεις $\sigma_{rr}, \sigma_{\theta\theta}, \sigma_{r\theta}$ σε τυχαία θέση (r, θ) και οι άκρατες τιμές τους γύρω από το περίγραμμα της όπης.

β. Για σημείο P με συντεταγμένες $r = 2a, \theta = 45^\circ$ να σχεδιάσετε άπειρο ορθογώνιο στοιχείο με προσανατολισμό (X, Y) και τις τάσεις, που το καταπονούν.

Λύση

α. Θά βρούμε ξεχωριστά τις τάσεις, που οφείλονται στη φόρτιση $+p$ και στη φόρτιση $-p$, και μετά θά πάρουμε την επαλληλία τους.

Από τη λύση του προβλήματος συγκέντρωσης τάσης βρίσκουμε ότι οι τάσεις, που προκαλεί η φόρτιση $+p$ σε ένα σημείο $M(r, \theta)$, είναι:

$$\begin{aligned} \epsilon'_{\gamma\gamma} &= \frac{p}{2} \cdot \left[\left(1 - \frac{a^2}{r^2}\right) + \left(1 - \frac{4a^2}{r^2} + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta \right] \\ \epsilon'_{\theta\theta} &= \frac{p}{2} \cdot \left[\left(1 + \frac{a^2}{r^2}\right) - \left(1 + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta \right] \\ \epsilon'_{r\theta} &= -\frac{p}{2} \cdot \left(1 + \frac{2a^2}{r^2} - \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \sin 2\theta \end{aligned} \quad (1)$$

Οι τάσεις, που προκαλεί η φόρτιση $-p$, προκύπτουν από τις (1), αν αντι-καταστήσουμε το p με το $-p$ και το θ με το θ' . Η σχέση μεταξύ των προ-σανατολισμένων γωνιών θ και θ' προκύπτει ως εξής:

$$\hat{XOM} + \hat{MOY} = \frac{\pi}{2} \Rightarrow \theta - \theta' = \frac{\pi}{2} \Rightarrow \theta' = -\frac{\pi}{2} + \theta$$

Οι τάσεις, επομένως, που προκαλεί η φόρτιση $-p$ είναι:

$$\begin{aligned} \epsilon''_{\gamma\gamma} &= -\frac{p}{2} \cdot \left[\left(1 - \frac{a^2}{r^2}\right) + \left(1 - \frac{4a^2}{r^2} + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta' \right] \\ \epsilon''_{\theta\theta} &= -\frac{p}{2} \cdot \left[\left(1 + \frac{a^2}{r^2}\right) - \left(1 + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta' \right] \\ \epsilon''_{r\theta} &= \frac{p}{2} \cdot \left(1 + \frac{2a^2}{r^2} - \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \sin 2\theta' \end{aligned}$$

και δεδομένου ότι $\cos 2\theta' = -\cos 2\theta$, $\sin 2\theta' = -\sin 2\theta$, έχουμε:

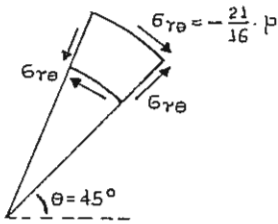
$$\begin{aligned} \epsilon''_{\gamma\gamma} &= -\frac{p}{2} \cdot \left[\left(1 - \frac{a^2}{r^2}\right) - \left(1 - \frac{4a^2}{r^2} + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta \right] \\ \epsilon''_{\theta\theta} &= -\frac{p}{2} \cdot \left[\left(1 + \frac{a^2}{r^2}\right) + \left(1 + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta \right] \\ \epsilon''_{r\theta} &= -\frac{p}{2} \cdot \left(1 + \frac{2a^2}{r^2} - \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \sin 2\theta \end{aligned} \quad (2)$$

Παίρνοντας την επαλληλία των (1) και (2) έχουμε:

$$\begin{aligned} \epsilon_{\gamma\gamma} &= \epsilon'_{\gamma\gamma} + \epsilon''_{\gamma\gamma} = p \cdot \left(1 - \frac{4a^2}{r^2} + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta \\ \epsilon_{\theta\theta} &= \epsilon'_{\theta\theta} + \epsilon''_{\theta\theta} = -p \cdot \left(1 + \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \cos 2\theta \\ \epsilon_{r\theta} &= \epsilon'_{r\theta} + \epsilon''_{r\theta} = -p \cdot \left(1 + \frac{2a^2}{r^2} - \frac{3a^4}{r^4}\right) \cdot \sin 2\theta \end{aligned} \quad (3)$$

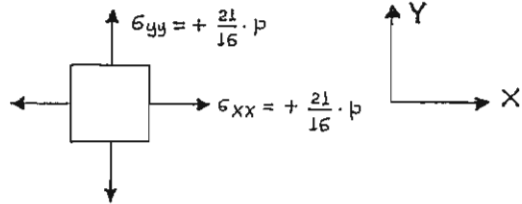
Για το περίγραμμα της όλης έχουμε ότι $r = a$, επομένως $\epsilon_{\gamma\gamma} = 0$, $\epsilon_{r\theta} = 0$, ενώ $\epsilon_{\theta\theta} = -4 \cdot p \cdot \cos 2\theta$. Για τα σημεία Α και Β όπου $\theta = 0$ και $\theta = \pi$ αντίστοιχα, έχουμε ότι $\epsilon_{\theta\theta} = -4 \cdot p$, ενώ για τα σημεία Γ και Δ, όπου $\theta = \frac{\pi}{2}$ και $\theta = \frac{3\pi}{2}$ αντίστοιχα, έχουμε ότι $\epsilon_{\theta\theta} = 4 \cdot p$.

8.



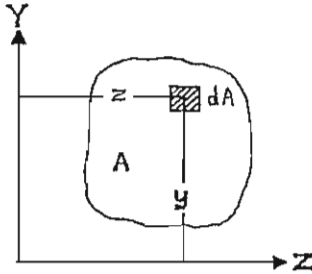
Θά βρούμε πρώτα τις τάσεις, που καταπονούν άπειροστό στοιχείο σε πολικές συντεταχμένες. Θέτοντας στις (3) $\gamma = 2\alpha$, $\theta = 45^\circ$ βρίσκουμε $\sigma_{\gamma\gamma} = 0$, $\sigma_{\theta\theta} = 0$, $\sigma_{\gamma\theta} = -\frac{21}{16} \cdot p$.

Επομένως για άπειροστό ορθογώνιο στοιχείο με προσανατολισμό (X, Y) ή καταπόνησή τους είναι:



ΚΕΦΑΛΑΙΟ 5

ΚΕΝΤΡΟ ΒΑΡΟΥΣ



Για τή διατομή του σχήματος οι συντεταγμένες του κέντρου βάρους δίνονται από τις σχέσεις :

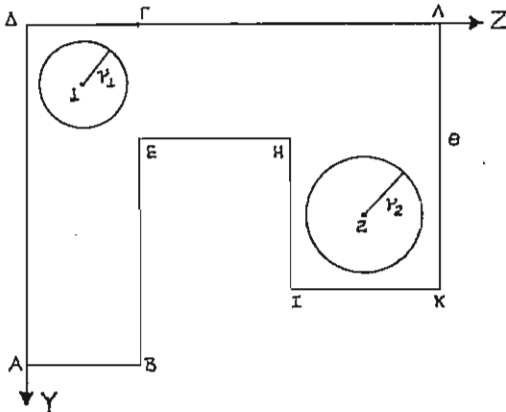
$$z_c = \frac{S_y}{A}, \quad y_c = \frac{S_z}{A},$$

όπου S_y, S_z οι στατικές ροές ως προς τους άξονες Y και Z αντίστοιχα και A το έμβαδό τής διατομής.

Αν ή θέση του κέντρου βάρους τής διατομής δεν είναι γνωστή, χιά να βρούμε τή στατική ροπή ως προς Z έρχαζόμαστε ως έξης: θεωρούμε πάνω ετή διατομή μιá στοιχειώδη έπιφάνεια έμβαδού dA . Ας είναι y ή απόσταση του κέντρου βάρους τής στοιχειώδους έπιφάνειας από τον άξονα Z . Η στατική ροπή ως προς Z τής στοιχειώδους έπιφάνειας είναι $y \cdot dA$, επομένως ή στατική ροπή ως προς Z τής διατομής θα είναι $S_z = \int_A y \cdot dA$.

Οι υπολογισμοί απλοεστεύονται πολύ αν υπάρχει άξονας ευμμετρίας, όποτε το κέντρο βάρους τής διατομής θα βρίσκεται πάνω στον άξονα ευμμετρίας.

Αν γνωρίζουμε τή θέση του κέντρου βάρους τής διατομής, τότε ή στατική τής ροπή ως προς κάποιο άξονα ίσούται με το έμβαδό τής διατομής επί τήν απόσταση του κέντρου βάρους τής από τον υπ' όψη άξονα.



Για να υπολογίσουμε τή θέση του κέντρου βάρους τής διατομής του σχήματος, που έχει δύο κυκλικές όνες 1 και 2, που έχει δύο κυκλικές όνες 1 και 2 ακτίων r_1 και r_2 αντίστοιχα, έρχαζόμαστε ως έξης.

Θεωρούμε προς στιγμήν ότι ή διατομή είναι πλήρης χωρίς όνες. Ας είναι S_y, S_z οι στατικές ροές τής πλήρους διατομής ως προς Y, Z αντίστοιχα. Βρίσκουμε επίσης τις στατικές

ροές των δύο κυκλικών όνων $S_{1y}, S_{1z}, S_{2y}, S_{2z}$. Τέλος βρίσκουμε τα έμβαδά A τής πλήρους διατομής και A_1, A_2 των δύο κυκλικών όνων. Οι συντεταγμένες του κέντρου βάρους δίνονται από τις σχέσεις :

$$z_c = \frac{S_y - S_{1y} - S_{2y}}{A - A_1 - A_2}, \quad y_c = \frac{S_z - S_{1z} - S_{2z}}{A - A_1 - A_2}.$$

Τῆ στατική ροπή τῆς πλήρους διατομῆς τῆ βρίσκουμε χωρίζοντας τὴν εἰς ἐπί μέρους ὀρθογώνια $ΑΒΓΔ$, $ΕΘΑΓ$, $ΘΗΙΚ$ καὶ ἄθροίζοντας τὶς ἐπί μέρους στατικές ροπές. Βέβαια ἡ στατική ροπή κάθε ὀρθογωνίου ὡς πρὸς ἕνα ἄξονα δὲ ἰσοῦται μὲ τὸ ἔμβαδὸ τοῦ ὀρθογωνίου ἐπὶ τὴν ἀπόστασι τοῦ κέντρου βάρους τοῦ ὀρθογωνίου ἀπὸ τὸν ὑπ' ὄψιν ἄξονα.

ασκήση 1

Νὰ βρεθεῖ τὸ κέντρο βάρους τοῦ κυκλικοῦ τομέα τοῦ σχήματος.

ἄλυση

Θεωροῦμε σύστημα ἄξόνων (X, Y) , ὅπως εἰς τὸ σχῆμα. Λόγω συμμετρίας τὸ κέντρο βάρους δὲ κεῖται πάνω στὸν ἄξονα X , ἐπομένως $y_c = 0$.

Θεωροῦμε ἕνα στοιχειῶδες τμήμα τοῦ κυκλικοῦ τομέα, $ΟΓΔ$. Τὸ ἔμβαδὸ τοῦ στοιχειώδους αὐτοῦ τμήματος εἶναι

$$dA = \frac{1}{2} \cdot r \cdot ΓΔ = \frac{1}{2} \cdot r \cdot r \cdot d\phi = \frac{1}{2} \cdot r^2 \cdot d\phi, \text{ ἐπομένως τὸ ἔμβαδὸ τοῦ τομέα εἶναι}$$

$$A = \int_{-\theta}^{\theta} \frac{1}{2} \cdot r^2 \cdot d\phi = \frac{r^2}{2} [\phi]_{-\theta}^{\theta} = r^2 \theta.$$

Ἐπειδὴ τὸ στοιχειῶδες τμήμα $ΟΓΔ$ μπορούμε κατὰ προέκτασιν νὰ τὸ θεωρήσουμε τριγωνικὸ, τὸ κέντρο βάρους του δὲ ἀπέχει ἀπὸ τὸ O ἀπόστασι $ΟΗ = \frac{2}{3} \cdot r$. Ἡ ἀπόστασι, ἐπομένως, τοῦ κέντρου βάρους τοῦ στοιχειώδους τμήματος ἀπὸ τὸν ἄξονα Y δὲ εἶναι $x = ΟΚ = \frac{2}{3} \cdot r \cdot \cos \phi$. Ἡ στατική ροπή, λοιπόν, τοῦ τομέα ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Y εἶναι :

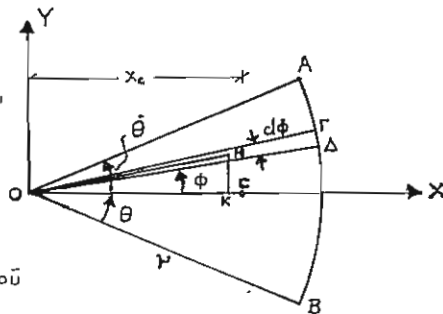
$$S_y = \int_{-\theta}^{\theta} x \cdot dA = \int_{-\theta}^{\theta} \frac{2}{3} \cdot r \cdot \cos \phi \cdot \frac{1}{2} \cdot r^2 \cdot d\phi = \frac{1}{3} \int_{-\theta}^{\theta} r^3 \cos \phi \cdot d\phi = \frac{1}{3} \cdot r^3 \cdot [\sin \phi]_{-\theta}^{\theta} =$$

$$= \frac{2}{3} \cdot r^3 \cdot \sin \theta \quad \text{καὶ γενικῶς ἡ συντεταγμένη } x_c \text{ τοῦ κέντρου βάρους του}$$

$$\text{δὲ εἶναι : } x_c = \frac{S_y}{A} = \frac{\frac{2}{3} \cdot r^3 \cdot \sin \theta}{r^2 \cdot \theta} = \frac{2}{3} \cdot \frac{r \cdot \sin \theta}{\theta}, \text{ ἐνῶ } y_c = 0.$$

ασκήση 2

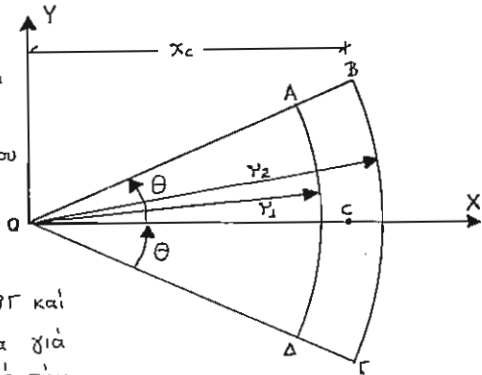
Νὰ βρεθεῖ τὸ κέντρο βάρους τοῦ κυκλικοῦ δισκίου $ΑΒΓΔ$ τοῦ σχήματος.



Λυση

Λόγω συμμετρίας τὸ κέντρο βάρους τοῦ δακτύλιου θὰ κείται πάνω στὸν ἄξονα X , ἐπομένως $y_c = 0$.

Γιὰ τὴ συντεταχμένη x_c τοῦ κέντρου βάρους τοῦ δακτύλιου θὰ ἔχουμε:

$$x_c = \frac{S_y^{OB\Gamma} - S_y^{O\Delta\Lambda}}{A_{OB\Gamma} - A_{O\Delta\Lambda}}, \text{ ὅπου } S_y^{OB\Gamma} \text{ ἢ}$$


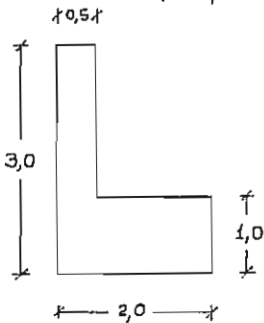
στατική ροπή ὡς πρὸς Y τοῦ τομέα $OB\Gamma$ καὶ $A_{OB\Gamma}$ τὸ ἔμβαδὸ τοῦ $OB\Gamma$. Ἀντίστοιχα γιὰ τὰ $S_y^{O\Delta\Lambda}$, $A_{O\Delta\Lambda}$. Σύμφωνα ὅμως μὲ τὴν προηγούμενη ἀκρότηθ θὰ εἶναι:

$$S_y^{OB\Gamma} = \frac{2}{3} \cdot r_2^3 \cdot \sin\theta, \quad S_y^{O\Delta\Lambda} = \frac{2}{3} \cdot r_1^3 \cdot \sin\theta, \quad A_{OB\Gamma} = r_2^2 \cdot \theta, \quad A_{O\Delta\Lambda} = r_1^2 \cdot \theta.$$

$$\text{Ἐπομένως θὰ ἔχουμε: } x_c = \frac{\frac{2}{3} \cdot r_2^3 \cdot \sin\theta - \frac{2}{3} \cdot r_1^3 \cdot \sin\theta}{r_2^2 \cdot \theta - r_1^2 \cdot \theta} = \frac{2}{3} \cdot \frac{\sin\theta}{\theta} \cdot \frac{r_2^3 - r_1^3}{r_2^2 - r_1^2},$$

ἐνῶ $y_c = 0$.

ασκηση 3



Νὰ βρεθεῖ τὸ κέντρο βάρους τῆς ἐπιφάνειας τοῦ σχήματος, τῆς ὁποίας οἱ διαστάσεις δίνονται σὲ m .

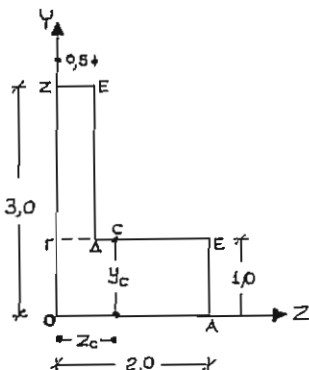
Λυση

Θὰ βροῦμε τὶς συντεταχμένες τοῦ κέντρου βάρους ὡς πρὸς τὸ εὐστημα ἄξόνων (Y, Z) , τὸ ὁποῖο ἐκλέξαμε ἐντελῶς αὐθαίρετα. Θὰ μπορούσαμε νὰ ἐκτελέσουμε τὸν ὑπολογισμὸ τῶν συντεταχμένων τοῦ κέντρου βάρους ὡς πρὸς ἕνα ὁποιοδήποτε ἄλλο εὐστημα συντεταχμένων. Ἐπιλέχουμε φυσικὰ ἐκεῖνο τὸ εὐστημα συντεταχμένων, ποῦ θὰ ἀπλουστεύει, ὅσο γίνεται, τοὺς ὑπολογισμοὺς.

Οἱ συντεταχμένες τοῦ κέντρου βάρους τῆς ἐπιφάνειας θὰ βρεθοῦν ἀπὸ τὶς σχέσεις

$$z_c = \frac{S_y}{A}, \quad y_c = \frac{S_z}{A}, \quad (1)$$

ὅπου S_y , S_z εἶναι οἱ στατικές ροπές τῆς ἐπιφάνειας



νειας ως προς τους άξονες Y και Z αντίστοιχα και A τὸ ἔμβαδὸ τῆς διατομῆς.

Τῆ στατική ροπή S_y θὰ τὴ βροῦμε χωρίζοντας τὴν ἐπιφάνεια εἰς ὀρθογώνια $OAEΓ$ καὶ $ΓΔΕΖ$, ὅπου $S_y = S_y^{OAEΓ} + S_y^{ΓΔΕΖ}$.

Ἡ στατική ροπή ὡς πρὸς Y κάθε ἐπὶ μέρους ὀρθογωνίου εἶναι ἴση μὲ τὸ ἔμβαδὸ τοῦ ὀρθογωνίου ἐπὶ τὴν ἀπόσταση τοῦ κέντρου βάρους τοῦ ἀπὸ τὸν ἄξονα Y . Ἔχουμε λοιπὸν :

$$S_y = 2 \cdot 1 \cdot 1 + 2 \cdot 0,5 \cdot 0,25 = 2,25 \text{ m}^3$$

Ἐντελῶς ὁμοία ἡ στατική ροπή S_z εἶναι :

$$S_z = S_z^{OAEΓ} + S_z^{ΓΔΕΖ} = 2 \cdot 1 \cdot 0,5 + 2 \cdot 0,5 \cdot 2 = 3 \text{ m}^3$$

Τὸ ἔμβαδὸ A τῆς ἐπιφάνειας εἶναι :

$$A = 2 \cdot 1 + 2 \cdot 0,5 = 3 \text{ m}^2$$

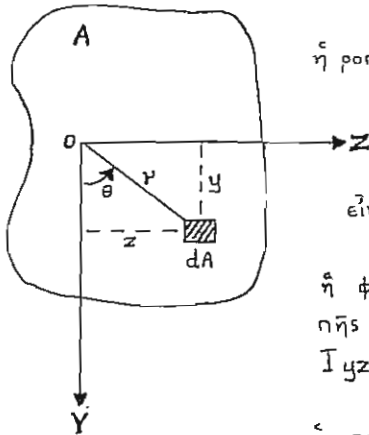
Ἀντικαθιστώντας τὶς τιμές αὐτὲς εἰς (1) βρίσκουμε ὅτι οἱ συντεταχμένες τοῦ κέντρου βάρους τῆς ἐπιφάνειας εἶναι :

$$z_c = \frac{2,25}{3} = 0,75 \text{ m} \quad , \quad y_c = \frac{3}{3} = 1 \text{ m} \quad .$$

ΚΕΦΑΛΑΙΟ 6

ΡΟΠΕΣ ΑΔΡΑΝΕΙΑΣ

Για την επίπεδη επιφάνεια A του σχήματος :



η ροπή αδράνειας ως προς τον άξονα Y είναι

$$I_{yy} = \int_A z^2 \cdot dA,$$

η ροπή αδράνειας ως προς τον άξονα Z είναι

$$I_{zz} = \int_A y^2 \cdot dA,$$

η φυγόκεντρη ροπή αδράνειας ή ροπή έκτρο-
πής ως προς τους άξονες Y και Z είναι

$$I_{yz} = I_{zy} = \int_A yz \cdot dA = \int_A zy \cdot dA.$$

η πολική ροπή αδράνειας ως προς το σημείο
 O είναι $I_p = \int_A r^2 \cdot dA = \int_A (y^2 + z^2) \cdot dA = I_{yy} + I_{zz}.$

Οι ροπές αδράνειας I_{yy}, I_{zz} είναι μεγέθη πάντοτε θετικά, ενώ το πρόσημο της ροπής έκτροπής I_{yz} εξαρτάται από τη θέση του συστή-
ματος συντεταγμένων.

Αναζητούμε ένα σύστημα συντεταγμένων, στο οποίο να μηδενίζεται η ροπή έκτροπής, $I_{yz} = 0$. Το σύστημα αυτό λέγεται κύριο σύστημα αδράνειας και οι άξονές του κύριοι άξονες αδράνειας. Το κύριο σύστημα αδράνειας αντι-
στοιχεί γέ γωνία στροφής ϕ , που δίνεται από τη σχέση $\tan 2\phi = \frac{2 \cdot I_{yz}}{I_{zz} - I_{yy}}$ (1)

Οι κύριες ροπές αδράνειας είναι:

$$I_1 = \frac{I_{yy} + I_{zz}}{2} + \frac{1}{2} \cdot \sqrt{(I_{yy} - I_{zz})^2 + 4 \cdot I_{yz}^2}$$

$$I_2 = \frac{I_{yy} + I_{zz}}{2} - \frac{1}{2} \cdot \sqrt{(I_{yy} - I_{zz})^2 + 4 \cdot I_{yz}^2}$$

Για να πάρουμε το κύριο σύστημα αδράνειας στρέφουμε το σύστημα (Y, Z) κατά γωνία ϕ , αριστερόστροφα μόν για θετική τιμή της ϕ , $(+)$, δεξιόστροφα για αρνητική τιμή της ϕ , $(-)$.

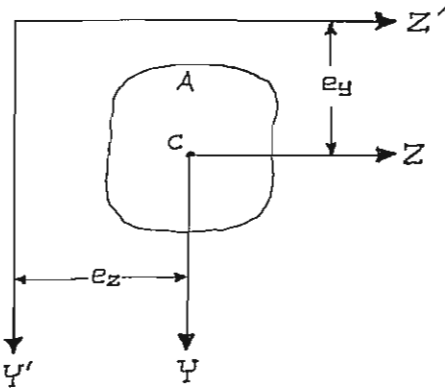
Έτσι καθορίζεται η θέση του κύριου συστήματος αδράνειας. Η θέση των κυρίων άξονων καθορίζεται από την εξής πρόταση:

Η μεγαλύτερη από τις κύριες ροές αδράνειας αντιστοιχεί στον άξονα, ο οποίος σχηματίζει τη μικρότερη γωνία με εκείνον από τους αρχικούς άξονες Y, Z , στον οποίο αντιστοιχεί η μεγαλύτερη από τις I_{yy}, I_{zz} .

Αν ένας από τους άξονες Y, Z είναι άξονας συμμετρίας της διατομής, τότε η ροπή έκτροπής ως προς το σύστημα άξονων (Y, Z) θα είναι μηδενική.

Έτσι καθορίζονται οι ροές αδράνειας μιας διατομής ως προς τους κεντροβαρικούς της άξονες. Οι ροές αδράνειας της διατομής ως προς κάποιους άλλους άξονες παράλληλους προς τους κεντροβαρικούς καθορίζονται με βάση το θεώρημα του Steiner.

Το θεώρημα του Steiner. Θεωρούμε την επιφάνεια A και τους κεντροβαρικούς της άξονες Y, Z . Θεωρούμε και τους άξονες Y', Z' παράλληλους προς τους Y, Z . Οι ροές αδράνειας της διατομής A ως προς τους άξονες Y', Z' θα είναι:



$$I_{y'y'} = I_{yy} + e_z^2 \cdot A$$

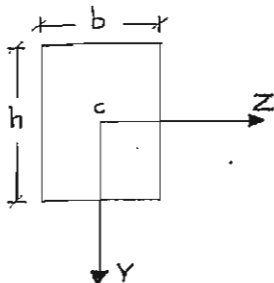
$$I_{z'z'} = I_{zz} + e_y^2 \cdot A$$

$$I_{y'z'} = I_{yz} + e_y \cdot e_z \cdot A$$

όπου A είναι το έμβαδό της διατομής και I_{yy}, I_{zz}, I_{yz} οι ροές αδράνειας ως προς τους κεντροβαρικούς άξονες Y, Z . Οι όροι $e_z^2 \cdot A, e_y^2 \cdot A, e_y \cdot e_z \cdot A$ ονομάζονται ροές μεταφοράς.

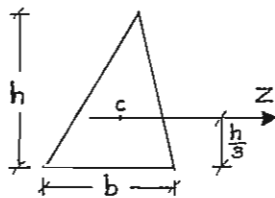
Παραθέτουμε τις ροές αδράνειας ορισμένων διατομών, που συναντάμε πολύ συχνά στις ασκήσεις.

α) ορθογωνική διατομή β) τριγωνική διατομή γ) κυκλική διατομή

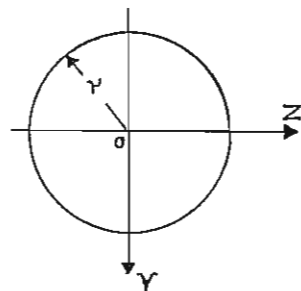


$$I_{zz} = \frac{b \cdot h^3}{12}$$

$$I_{yy} = \frac{h \cdot b^3}{12}$$



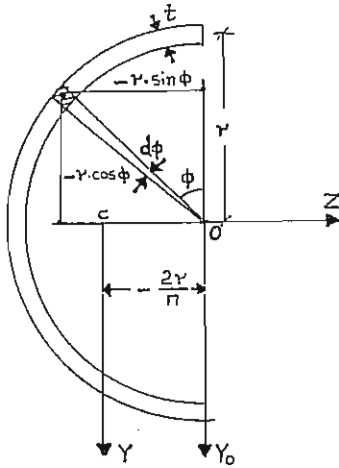
$$I_{zz} = \frac{b \cdot h^3}{36}$$



$$I_{zz} = \frac{\pi \cdot r^4}{4}$$

$$I_{yy} = \frac{\pi \cdot r^4}{4}$$

ασκηση 1



Για τη λεπτότοιχη ήμικυκλική διατομή του σχήματος σταθερού πάχους t να βρεθούν οι ροπές αδράνειας ως προς ένα σύστημα κεντροβαρικών άξονων, του οποίου ένας άξονας είναι ο άξονας συμμετρίας της διατομής.

Λυση

Θά πρέπει να βρούμε πρώτα τη θέση του κέντρου βάρους της διατομής. Θεωρούμε σύστημα συντεταγμένων (Y_0, Z) . Λόγω συμμετρίας το κέντρο βάρους θα βρίσκεται πάνω στον άξονα Z . Θεωρούμε πάνω στη διατομή ένα στοιχειώδες

τμήμα. Το έμβαδο αυτό του τμήματος είναι $r \cdot d\phi \cdot t$ και η απόσταση του κέντρου βάρους του από τον άξονα Y_0 , $-r \cdot \sin\phi$. Έπομένως:

$$S_{y_0} = \int_0^\pi (-r \cdot \sin\phi) \cdot r \cdot d\phi \cdot t = r^2 \cdot t \cdot \int_0^\pi (-\sin\phi) \cdot d\phi = r^2 \cdot t \cdot [\cos\phi]_0^\pi = -2r^2 t.$$

Το έμβαδο της ήμικυκλικής διατομής είναι $A = \pi \cdot r \cdot t$ και συνεπώς $z_c = \frac{-2r^2 t}{\pi \cdot r \cdot t} = -\frac{2r}{\pi}$, ενώ $y_c = 0$.

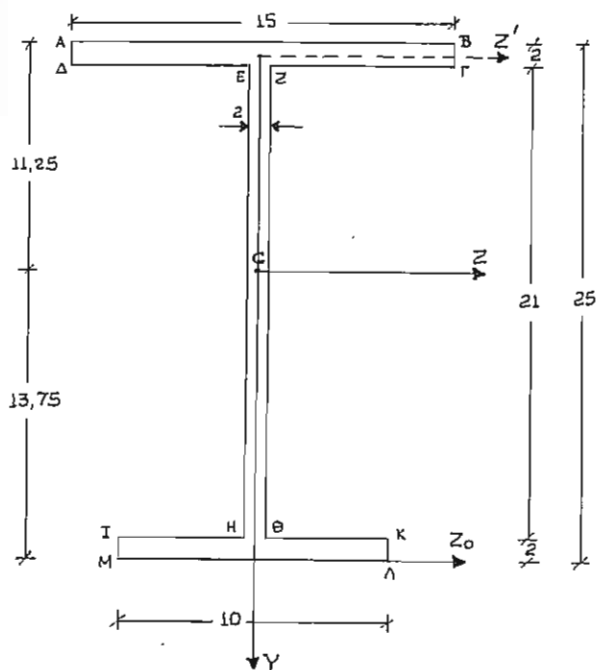
Θά υπολογίσουμε τις ροπές αδράνειας ως προς τους κεντροβαρικούς άξονες Y και Z . Είναι:

$$I_{zz} = \int_0^\pi r \cdot d\phi \cdot t \cdot (-r \cdot \cos\phi)^2 = r^3 \cdot t \cdot \int_0^\pi \cos^2\phi \cdot d\phi = r^3 \cdot t \cdot \left[\frac{\phi + \sin\phi \cdot \cos\phi}{2} \right]_0^\pi = \frac{\pi \cdot r^3 \cdot t}{2}.$$

$$\begin{aligned} I_{yy} &= \int_0^\pi r \cdot d\phi \cdot t \cdot \left[-r \cdot \sin\phi - \left(-\frac{2r}{\pi}\right) \right]^2 = \int_0^\pi r \cdot t \cdot \left(\frac{2r}{\pi} - r \cdot \sin\phi \right)^2 \cdot d\phi = \\ &= \int_0^\pi r \cdot t \cdot \left(\frac{4r^2}{\pi^2} + r^2 \sin^2\phi - \frac{4r^2}{\pi} \sin\phi \right) \cdot d\phi = \int_0^\pi \left(\frac{4r^3 \cdot t}{\pi^2} + r^3 \cdot t \cdot \sin^2\phi - \frac{4r^3 \cdot t}{\pi} \sin\phi \right) \cdot d\phi \\ &= \frac{4 \cdot r^3 \cdot t}{\pi^2} \cdot [\phi]_0^\pi + r^3 \cdot t \cdot \left[\frac{\phi - \sin\phi \cdot \cos\phi}{2} \right]_0^\pi - 4 \cdot r^3 \cdot t \cdot [-\cos\phi]_0^\pi = \\ &= \frac{4 \cdot r^3 \cdot t}{\pi^2} + \frac{\pi \cdot r^3 \cdot t}{2} - \frac{4 \cdot r^3 \cdot t \cdot 2}{\pi} = \frac{\pi \cdot r^3 \cdot t}{2} - \frac{4 \cdot r^3 \cdot t}{\pi} = r^3 \cdot t \cdot \left(\frac{\pi}{2} - \frac{4}{\pi} \right). \end{aligned}$$

Επειδή η διατομή έχει άξονα συμμετρίας, η $I_{yz} = 0$.

ασκήση 2



Για τή διατομή του σχήματος, τής οποίας οι διαστάσεις δίνονται ές cm, νά βρεθούν οι ροπές αδράνειας ως πρὸς σύστημα κεντροβαρικῶν ἄξόνων, ἀπό τούς οποίους ἕνας εἶναι ὁ ἄξονας συμμετρίας τής διατομής.

Λύση

Θά βροῦμε πρῶτα τή θέση τοῦ κέντρου βάρους τής διατομής. Θεωροῦμε σύστημα ἄξόνων (Y, Z_0) μέ ἄξονα Y τόν ἄξονα συμμετρίας τής διατομής. Το κέντρο βάρους θά βρίσκεται πάνω στόν ἄξονα Y . Ὁ ἄξονας Z_0 ἐκλέχθηκε αὐθαίρετα. Ἡ στατική ροπή τής διατομής ὡς πρὸς Z_0 εἶναι :

$S_{Z_0} = 2 \cdot 15 \cdot (-24) + 2 \cdot 21 \cdot (-12,5) + 2 \cdot 10 \cdot (-1) = -1265 \text{ cm}^3$. Τό ἐμβαδό A τής διατομής εἶναι: $A = 2 \cdot 15 + 2 \cdot 21 + 2 \cdot 10 = 92 \text{ cm}^2$. Ἐπομένως ἡ συντεταχμένη Y_C τοῦ κέντρου βάρους εἶναι $Y_C = \frac{S_{Z_0}}{A} = \frac{-1265}{92} = -13,75 \text{ cm}$.

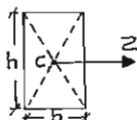
Θά βροῦμε τίς ροπές αδράνειας τής διατομής ὡς πρὸς τό σύστημα κεντροβαρικῶν ἄξόνων (Y, Z) .

Ἡ ροπή αδράνειας τής διατομής ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z εἶναι ἴση μέ τό ἄθροισμα τῶν ροπῶν αδράνειας ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z τῶν $ABGD$, $EZ\Theta H$, $IK\Lambda M$.

Ἡ ροπή αδράνειας τοῦ $ABGD$ ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z εἶναι ἴση μέ τή ροπή αδράνειας τοῦ $ABGD$ ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z' , παράλληλο τοῦ Z καί διερχόμενο ἀπό τό κέντρο βάρους τοῦ $ABGD$, σὺν τή ροπή μεταφορᾶς τοῦ $ABGD$ ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z . Ἡ ροπή τοῦ $ABGD$ ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z' εἶναι :

$I_{Z'} = \frac{15 \cdot 2^3}{12} = 10 \text{ cm}^4$ * . Ἡ ροπή μεταφορᾶς τοῦ $ABGD$ ὡς πρὸς τόν ἄξονα Z εἶναι ἴση μέ τό ἐμβαδό τοῦ $ABGD$ ἐπί τό τετράγωνο τής ἀπόστασης τοῦ κέντρου βάρους τοῦ ἀπό τόν ἄξονα Z , δηλαδή $I_2 = 2 \cdot 15 \cdot (11,25 - 1)^2 = 3151,88 \text{ cm}^4$. Ἐπομένως

*



Γιά τήν ὀρθογωνική διατομή τοῦ σχήματος

$$\text{ἰσχύει: } I_{ZZ} = \frac{b \cdot h^3}{12}$$

ή ροπή του ΑΒΓΔ ως προς τον άξονα Z είναι : $I_{zz}^{ABΓΔ} = I_1 + I_2 = 3161,88 \text{ cm}^4$.

Όμοια έχουμε $I_{zz}^{ΕΖΘΗ} = \frac{2 \cdot 21^3}{12} + 2 \cdot 21 \cdot (11,75 - 10,5)^2 = 1609,13 \text{ cm}^4$ και
 $I_{zz}^{IKΛΜ} = \frac{10 \cdot 2^3}{12} + 10 \cdot 2 \cdot (13,75 - 1)^2 = 3257,92 \text{ cm}^4$ και επομένως η ροπή αδράνειας
 όλης της διατομής είναι : $I_{zz} = I_{zz}^{ABΓΔ} + I_{zz}^{ΕΖΘΗ} + I_{zz}^{IKΛΜ} = 8028,93 \text{ cm}^4$.

Η ροπή αδράνειας της διατομής ως προς τον άξονα Y, ο οποίος είναι
 κεντροβαρικός άξονας για καθένα από τα τμήματα ΑΒΓΔ, ΕΖΘΗ, ΙΚΛΜ, θα είναι :

$$I_{yy} = \frac{2 \cdot 15^3}{12} + \frac{21 \cdot 2^3}{12} + \frac{2 \cdot 10^3}{12} = 743,17 \text{ cm}^4.$$

Η ροπή έκτροπής ως προς το σύστημα άξόνων (Y, Z) είναι μηδενική, διότι ο άξονας Y είναι άξονας συμμετρίας της διατομής, $I_{yz} = 0$.

ΚΕΦΑΛΑΙΟ 7

ΚΑΜΨΗ ΚΑΙ ΠΑΡΑΜΟΡΦΩΣΗ ΔΟΚΩΝ

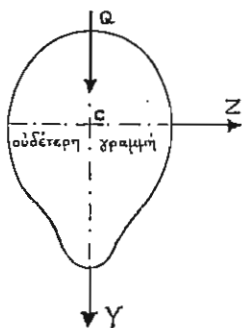
α. ΚΑΜΨΗ ΔΟΚΩΝ

Μπορούμε νά διακρίνουμε τίς ἑξῆς περιπτώσεις :

1) ὀρθή ἢ συμμετρική κάμψη (ἀσκήσεις 1,2,3,4).

Στήν περίπτωση αὐτή ἡ διατομή τῆς δοκοῦ ἔχει ἕναν ἄξονα συμμετρίας παράλληλα πρὸς τὸν ὁποῖο δρᾷ ἡ ἐξωτερική φόρτιση, ἡ ὁποία προκαλεῖ καμπτική ροπή κάθετη πρὸς τὸν ἄξονα αὐτὸν συμμετρίας. Μποροῦμε ἰσοδύναμα νά ὀρίσουμε τὴν ὀρθή ἢ συμμετρική κάμψη εἰάν ἐκεῖνη τὴν περίπτωση τῆς κάμψης, εἴην ὁποία τὸ ἐπίπεδο τῶν ἐξωτερικῶν δυνάμεων περιέχει ἕναν ἀπὸ τοὺς κύριους ἄξονες ἀδράνειας τῆς διατομῆς.

Ὁ οὐδέτερος ἄξονας (ὁ ἄξονας δηλαδὴ, πού τὸ μήκος του δέν ἀλλάζει μετὰ τὴν κάμψη) εἴην ἡ εὐθεία, πού ἐνώνει τὰ κέντρα βάρους τῶν διατομῶν. Οὐδέτερο ἐπίπεδο εἶναι ἐκεῖνο, εἰς ὁποῖο οἱ ὀρθές τάσεις καὶ παραμορφώσεις εἶναι μηδενικές. Ἡ τομὴ τοῦ οὐδέτερου ἐπιπέδου μετὰ τὴν διατομὴ λέγεται οὐδέτερη γραμμὴ.



Θά θεωρήσουμε εἰς ἄξονα X τὸν οὐδέτερο ἄξονα τῆς δοκοῦ. Ἐπίσης θά θεωρήσουμε ὅτι ἄξονας συμμετρίας τῆς διατομῆς εἶναι ὁ ἄξονας Y , πᾶνω εἰς τὸν ὁποῖο δρᾷ ἡ ἐξωτερική φόρτιση Q . Τότε ἡ οὐδέτερη γραμμὴ συμπίπτει μετὰ τὸν ἄξονα Z .

Οἱ ὀρθές τάσεις, πού προκαλοῦνται, εἶναι :

$$\sigma_{xx} = \frac{y}{I_{zz}} \cdot M_z \quad (1), \quad \text{ὅπου } I_{zz} \text{ ἡ ροπή ἀδράνειας}$$

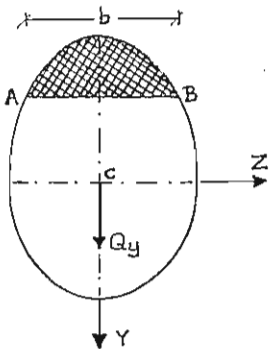
αἰ τῆς διατομῆς ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z καὶ M_z

ἡ καμπτική ροπή.

Ἀπὸ τὴν (1) προκύπτει ὅτι γιὰ ὀρισμένη τιμὴ τῆς M_z ἡ μέγιστη τάση εἴην ἡ διατομὴ ἀναπτύσσεται γιὰ $y = y_{\max}$ καὶ εἶναι $\sigma_{\max} = \frac{M_z}{I_{zz}} \cdot y_{\max}$. Τὸ λόγος $\frac{I_{zz}}{y_{\max}}$ ονομάζουμε ροπή ἀντίστασης τῆς διατομῆς καὶ τὸν παριστάνομε μετὰ W .

Θά χρησιμοποιοῦμε τὸν τύπο (1) εἰς ἀσκήσεις, χωρὶς νά τοποθετοῦμε τὰ πρόσημα τῶν ὀρων, πού ὑπεισέρχονται εἰς αὐτὸν. Τότε ὅμως γιὰ νά βροῦμε τὴν προσημασμένη τιμὴ τῆς σ_{xx} γιὰ ἕνα δοσμένο σημεῖο τοῦ σώματος, προσέχουμε τί ὀρθές τάσεις προκαλεῖ ἡ καμπτική ροπή εἰς αὐτὸ τὸ σημεῖο. Ἄν αὐτές

είναι εφελκυστικές, τότε η προσημασμένη τιμή της σ_{xx} είναι θετική, ενώ αν είναι θλιπτικές ή προσημασμένη τιμή της σ_{xx} είναι αρνητική.



Οι διατμητικές τάσεις, που προκαλούνται στην τομή AB από την τέμνουσα Q_y , είναι:

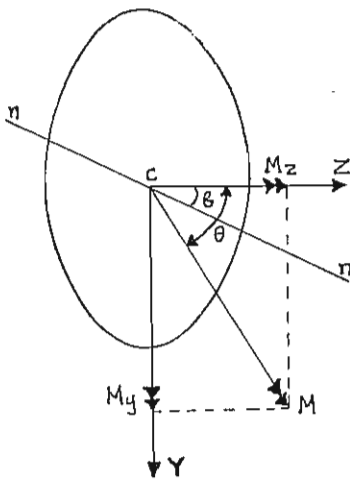
$$\sigma_{xy} = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_{zz} \cdot b}, \text{ όπου } Q_y \text{ η τέμνουσα δύναμη,}$$

S_z η στατική ροπή του εκιαγραφημένου τμήματος της διατομής ως προς τον άξονα Z.

2) λοξή ή ασύμμετρη κάμψη (ασκήσεις 5,6).

Στην περίπτωση αυτή το επίπεδο των εξωτερικών δυνάμεων δεν περιέχει κανέναν από τους κύριους άξονες αδράνειας της διατομής. Διακρίνουμε τις εξής επί μέρους περιπτώσεις:

1) λοξή κάμψη διατομών με 2 άξονες συμμετρίας.



Αναλύουμε την καμπτική ροπή σε 2 συνιστώσες, μία κατά τον άξονα Z, την $M_z = M \cdot \cos \theta$, και μία κατά τον άξονα Y, την $M_y = M \cdot \sin \theta$. Η όρθη τάση λόγω M_z είναι: $\sigma_{xx}^{M_z} = -\frac{M_z \cdot y}{I_{zz}}$,

όπου το πρόσημο (-) δικαιολογείται ως εξής: στο τμήμα της διατομής πάνω από τον άξονα Z, όπου το y είναι αρνητικό, η M_z προκαλεί εφελκυστικές τάσεις. Δεδομένου ότι για το τμήμα αυτό της ύψ' όψη διατομής είναι το y αρνητικό και πρέπει τελικά να προκύψει η σ_{xx} θετική, τοποθετούμε το πρόσημο (-). Η όρθη τάση λόγω M_y είναι:

$$\sigma_{xx}^{M_y} = \frac{M_y \cdot z}{I_{yy}}$$

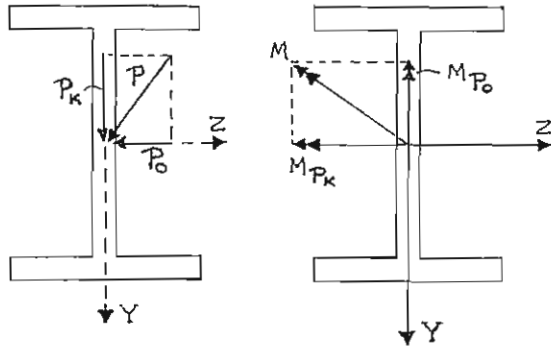
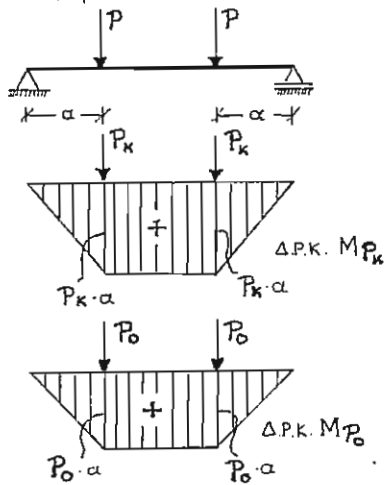
Η συνολική όρθη τάση είναι: $\sigma_{xx} = \sigma_{xx}^{M_z} + \sigma_{xx}^{M_y} = -\frac{M_z \cdot y}{I_{zz}} + \frac{M_y \cdot z}{I_{yy}}$.

Η εξίσωση της ουδέτερης γραμμής ηη προκύπτει από τη σχέση $\sigma_{xx} = 0$ και είναι: $-\frac{\cos \theta}{I_{zz}} \cdot y + \frac{\sin \theta}{I_{yy}} \cdot z = 0 \Rightarrow \frac{y}{z} = \frac{\sin \theta}{\cos \theta} \cdot \frac{I_{zz}}{I_{yy}} \Rightarrow$

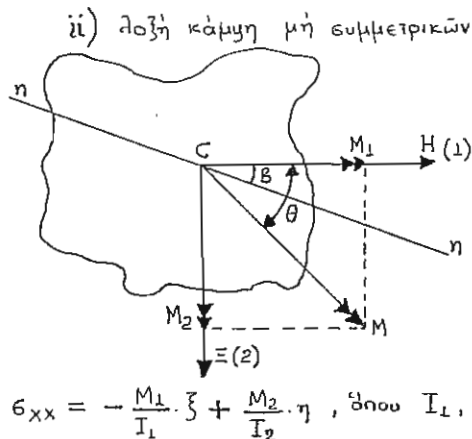
$$\Rightarrow \tan \theta = \frac{I_{zz}}{I_{yy}} \cdot \tan \theta.$$

Είπαμε πριν ότι θα χρησιμοποιήσουμε τον τύπο $\sigma_{xx} = \frac{y \cdot M_z}{I_{zz}}$ προσέχοντας τις τάσεις προκαλεί ε' ένα δοσμένο σημείο ή καμπτική ροπή. Για να μπορούμε όμως να διαπιστώσουμε, αν οι τάσεις που προκαλούνται ε' ένα σημείο της διατομής είναι εφέδκωτικές ή θλίπτικές, πρέπει να έχουμε τοποθετήσει προηγουμένως στη διατομή τα διανύσματα των 2 συνιστωσών της καμπτικής ροπής.

Έστω, πχ., η δοκός του σχήματος διατομής διηλοῦ ταῦ, που δέχεται τις φορτίσεις P.



Αναλύουμε την P σε 2 συνιστώσες, την P_k κατά τον άξονα Y και την P_0 κατά τον άξονα Z. Σχεδιάζουμε τα διαγράμματα καμπτικών ροπών για την καθεμία δύναμη χωριστά. Έτσι μπορούμε να ξέρουμε σε κάθε σημείο του σώματος την τιμή της καμπτικής ροπής, όχι όμως και την κατεύθυνσή της. Για να την γνωρίζουμε και αυτήν, τοποθετούμε πάνω στη διατομή τα διανύσματα των 2 συνιστωσών της καμπτικής ροπής.

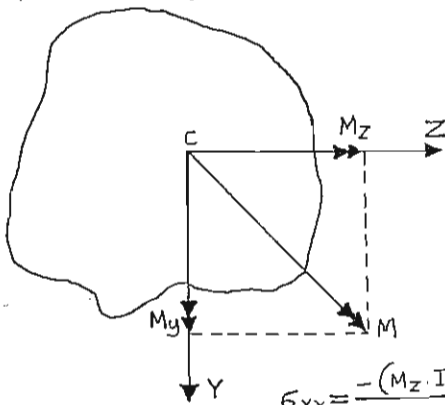


Βρίσκουμε τους κύριους άξονες αδράνειας της διατομής H και Ξ. Αναλύουμε την καμπτική ροπή σε συνιστώσες κατά τους άξονες H και Ξ, $M_1 = M \cdot \cos \theta$, $M_2 = M \cdot \sin \theta$. Τότε για ένα σημείο με συντεταγμένες η και ξ ως προς τους κύριους άξονες θα έχουμε: $\sigma_{xx} = -\frac{M_1}{I_1} \cdot \xi + \frac{M_2}{I_2} \cdot \eta$ και επομένως

Η εξίσωση της ουδέτερης γραμμής ηη βρίσκεται από τη σχέση $\sigma_{xx} = 0$, δηλαδή $\frac{\xi}{\eta} = \tan\theta \cdot \frac{I_1}{I_2} \Rightarrow \tan\theta = \frac{I_1}{I_2} \cdot \tan\theta$.

Τονίζουμε και πάλι ότι οι συντεταγμένες η και ξ είναι ως προς το κύριο σύστημα αδράνειας της διατομής. Για ένα δοσμένο σημείο, επομένως, για το όποιο γνωρίζουμε τις συντεταγμένες του ως προς το σύστημα συντεταγμένων (Y, Z) της διατομής (πού στην περίπτωση αυτή είναι διαφορετικό από το κύριο σύστημα), θα πρέπει να βρίσκουμε τις συντεταγμένες του στο κύριο σύστημα αδράνειας της διατομής.

iii) Δοξή κάμψη μη συμμετρικών διατομών σε τυχόν σύστημα κεντροβαρικών άξονων.



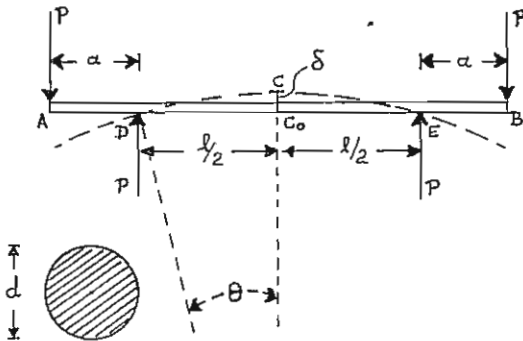
Επειδή το σύστημα των άξονων είναι τυχόν, η ροπή έκτροπής I_{yz} θα είναι διάφορη από το μηδέν. Οι όρδές τάσεις δίνονται από τη σχέση:

$$\sigma_{xx} = \frac{-(M_z \cdot I_{yy} + M_y \cdot I_{yz}) \cdot y + (M_y \cdot I_{zz} + M_z \cdot I_{yz}) \cdot z}{I_{yy} \cdot I_{zz} - I_{yz}^2} \quad (2)$$

Στην απόδειξη του τύπου (2) έχει ληφθεί υπ' όψη η φορά των συνιστωσών M_y, M_z του καμπτικού ζεύγους M , όπως αυτές είναι σχεδιασμένες στο σχήμα. Γι' αυτό στις εφαρμογές του τύπου (2) ή τυχούσα συνιστώσα του καμπτικού ζεύγους (M_y ή M_z) θα παίρνεται με θετικό πρόσημο, όταν κατευθύνεται προς τις θετικές συντεταγμένες του αντίστοιχου άξονα (Y ή Z).

Τέλος υπάρχει και η περίπτωση της εκκεντρής άξονικής φόρτισης, στην οποία η έξωτερική φόρτιση είναι παράλληλη προς τον άξονα της δοκού, χωρίς όμως και να διέρχεται από το κέντρο βάρους της διατομής.

ασκηση 1.

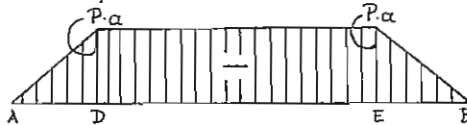


Αξονας άτμομηχανής κυκλικής διατομής με έξωτερικά έδρανα Α και Β καταπονείται όπως στο σχήμα. Ζητούνται:

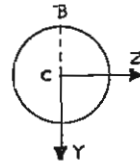
α. ή μέγιστη όρθή έφελκυστική τάση λόγω κάμψης, που αναπτύσσεται στον άξονα.

β. τό βέλος δ στο μέσο C του άξονα συναρτήθει του μήκους $DE = l$ και της ακτίνας καμπυλότητας R του ουδέτερου άξονα. Δίνονται: $l = 1,50 \text{ m}$, $\alpha = 0,35 \text{ m}$, $d = 0,25 \text{ m}$, $P = 12,0 \text{ t}$.

Λύση



Δ.Ρ.Κ.

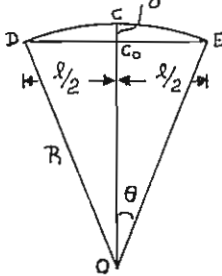


α. Από τό διάγραμμα των ρομών κάμψης προκύπτει ότι ή κατ' άπόλυτη τιμή μέγιστη καμπτική ροπή ίσοῦται με $P \cdot \alpha$. Οί όρθές τάσεις δίνονται από τη σχέση $\sigma_{xx} = \frac{M_z}{I_{zz}} \cdot y$, όπου $I_{zz} = \frac{\pi \cdot r^4}{4} = \frac{\pi \cdot d^4}{64}$.

Η μέγιστη όρθή έφελκυστική τάση αναπτύσσεται στο σημείο Β της διατομής και είναι:

$$\sigma_{xx \text{ max.}} = \frac{P \cdot \alpha}{\frac{\pi \cdot d^4}{64}} \cdot \frac{d}{2} = \frac{64 \cdot P \cdot \alpha \cdot d}{2 \cdot \pi \cdot d^4} = \frac{64 \cdot 12 \text{ t} \cdot 35 \text{ cm} \cdot 25 \text{ cm}}{2 \cdot 3,14 \cdot 25^4 \text{ cm}^4} = +0,274 \text{ t/cm}^2.$$

β.

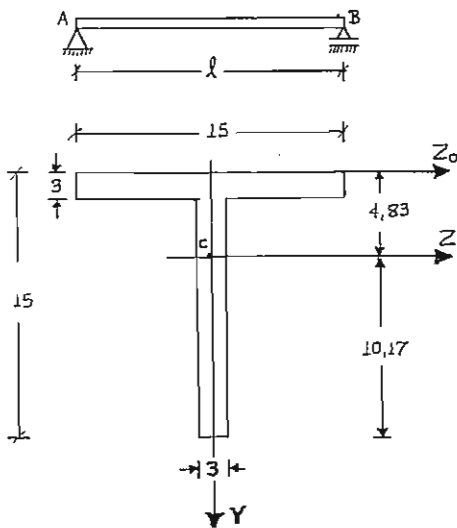


Από τό διάγραμμα των ρομών κάμψης προκύπτει ότι για τό τμήμα DE ή ροπή κάμψης είναι σταθερή και ίση με $-P \cdot \alpha$. Για τό τμήμα αυτό, έπομένως, ή ακτίνα καμπυλότητας του ουδέτερου άξονα είναι σταθερή και τό DCE θα είναι τόξο κύκλου. Έχουμε:

$$\begin{aligned} \delta &= CC_0 = OC - OC_0 = R - R \cdot \cos \theta = R(1 - \cos \theta) = \\ &= R(1 - \sqrt{1 - \sin^2 \theta}) = R(1 - \sqrt{1 - \theta^2}) = R \left[1 - \left(1 - \frac{\theta^2}{2} \right) \right] \\ &= \frac{R \cdot \theta^2}{2} = \frac{R \cdot \sin^2 \theta}{2} = \frac{R}{2} \cdot \left(\frac{l/2}{R} \right)^2 = \frac{l^2}{8 \cdot R}, \text{ διότι} \end{aligned}$$

έπειδή τό θ είναι πολύ μικρό, έχουμε ότι $\sin \theta \approx \theta$, $\sqrt{1 - \theta^2} \approx 1 - \frac{1}{2} \cdot \theta^2$.

ασκηση 2



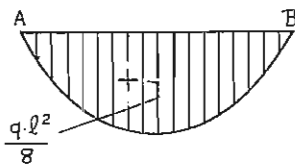
Αμφιέρειστη δοκός με τη διατομή του σχήματος υφίσταται κάμψη λόγω του βάρους της. Αν η δοκός έχει βάρος ανά μονάδα μήκους $q = 50 \text{ κρ/μ}$, ζητείται να βρεθεί πόση μπορεί να είναι η μέγιστη απόσταση l των υποστηρίξεων Α και Β, ώστε η μέγιστη τάση έφελκυσμού που θ' αναπτυχθεί στη δοκό, να μην υπερβαίνει την επιτρεπόμενη $\sigma_{\text{επ.}} = 250 \text{ κρ/σμ}^2$.

Οι διαστάσεις της διατομής είναι $6 \text{ ε} \text{ cm}$.

Λυση

Θα καθορίσουμε πρώτα τη θέση του κέντρου βάρους της διατομής. Επειδή ο άξονας Y είναι άξονας συμμετρίας της διατομής, το κέντρο βάρους θα βρίσκεται πάνω ε'αυτόν. Η στατική ροπή ως προς Z_0 είναι $S_{Z_0} = 15 \cdot 3 \cdot 1,5 + 12 \cdot 3 \cdot (6+3) = 391,5 \text{ cm}^3$ και έπομένως $y_c = \frac{S_{Z_0}}{A} = \frac{391,5}{15 \cdot 3 + 12 \cdot 3} = 4,83 \text{ cm}$.

Η ροπή αδράνειας ως προς τον άξονα Z είναι: $I_{zz} = \frac{15 \cdot 3^3}{12} + 3 \cdot 15 \cdot (4,83 - 1,5)^2 + \frac{3 \cdot 12^3}{12} + 3 \cdot 12 \cdot (10,17 - 6)^2 = 1590,75 \text{ cm}^4$



Η μέγιστη ροπή κάμψης εμφανίζεται στο μέσο της δοκού και είναι: $M_{\text{max.}} = \frac{q \cdot l^2}{8}$.

Η μέγιστη τάση έφελκυσμού είναι: $\sigma_{\text{max.}} = \frac{M_{\text{max.}}}{I_{zz}} \cdot y_{\text{max.}} = \frac{q \cdot l^2}{8 \cdot I_{zz}} \cdot y_{\text{max.}}$

Θα πρέπει $\sigma_{\text{max.}} \leq \sigma_{\text{επ.}} \Rightarrow \frac{q \cdot l^2}{8 \cdot I_{zz}} \cdot y_{\text{max.}} \leq \sigma_{\text{επ.}} \Rightarrow$

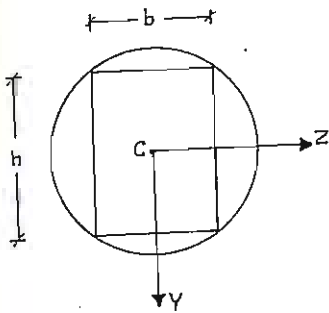
$$\Rightarrow l \leq \sqrt{\frac{8 \cdot I_{zz} \cdot \sigma_{\text{επ.}}}{q \cdot y_{\text{max.}}}} \Rightarrow l \leq \sqrt{\frac{8 \cdot 1590,75 \text{ cm}^4 \cdot 250 \text{ κρ/σμ}^2}{\frac{50 \text{ κρ}}{100 \text{ cm}} \cdot 10,17 \text{ cm}}} \Rightarrow l \leq 7,91 \text{ m}$$

$\Rightarrow l \leq 7,91 \text{ m}$, οπότε η μέγιστη απόσταση των 2 υποστηρίξεων Α και Β είναι $l_{\text{max.}} = 7,91 \text{ m}$.

ασκήση 3

Από κυλινδρικό κορμό δέντρου ορισμένης διαμέτρου δημιουργούμε δοκό ορθογωνικής διατομής διαστάσεων $b \times h$. Νά βρεθεί ο λόγος $\frac{b}{h}$, ώστε η δοκός νά παρουσιάζει τή μέγιστη άντοχή ες κάμψη.

Λύση



Οι ὀρθές τάσεις, πού προκαλοῦνται ἐπὶν ὀρθογωνική δοκὸ λόγω κάμψης, εἶναι : $\sigma = \frac{M}{I_{zz}} \cdot y$.

Γιά δοσμένη καμπτική ροπή ἢ ὀρθή τάση παίρνει ἄκρεια τιμὴ γιὰ $y = y_{\max}$ καὶ εἶναι $\sigma_0 = \frac{M}{I_{zz}} \cdot y_{\max}$.

Ὁ λόγος $\frac{I_{zz}}{y_{\max}}$ ἀντιπροσωπεύει τή ροπή ἀντίστασης W τῆς διατομῆς, $W = \frac{I_{zz}}{y_{\max}}$, ἄρα $\sigma_0 = \frac{M}{W}$ (1).

Γιά δοσμένη καμπτική ροπή ἢ μέγιστη άντοχή τῆς δοκοῦ ες κάμψη ἐκφράζεται ἀπὸ τὴν ἐλάχιστη

ὀρθή τάση λόγω κάμψης, πού παραλαμβάνει ἡ δοκός. Ἀπὸ τὴν (1) προκύπτει ὅτι ἡ σ_0 γίνεται ἐλάχιστη, ὅταν ἡ W γίνει μέγιστη. Μέγιστη, λοιπὸν, ροπή ἀντίστασης συνεπάγεται καὶ μέγιστη άντοχή τῆς δοκοῦ ες κάμψη.

Εἶναι : $W = \frac{I_{zz}}{y_{\max}} = \frac{bh^3/12}{h/2} \Rightarrow W = \frac{b \cdot h^2}{6}$. Ἄν D ἡ διάμετρος τοῦ κυλιν-

δρικοῦ κορμοῦ, τότε $h^2 = D^2 - b^2$, ὁπότε $W = \frac{b \cdot (D^2 - b^2)}{6}$.

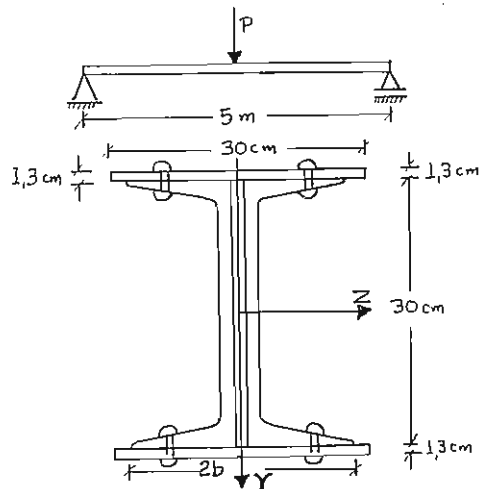
Γιά νά εἶναι ἡ W μέγιστη, θά πρέπει $\frac{dW}{db} = 0 \Rightarrow \frac{D^2 - 3b^2}{6} = 0 \Rightarrow D^2 - 3b^2 = 0$

$\Rightarrow b^2 = \frac{D^2}{3} \Rightarrow b = 0,58 \cdot D$, ὁπότε

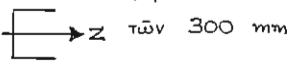
$h = \sqrt{D^2 - b^2} = \sqrt{D^2 - (0,58 \cdot D)^2} = 0,82 \cdot D$ καὶ $\frac{b}{h} = \frac{0,58 \cdot D}{0,82 \cdot D} \Rightarrow \frac{b}{h} = 0,7$.

ασκήση 4

Ἡ σύνθετη δοκός τοῦ σχήματος ἀποτελεῖται ἀπὸ δύο \mathbf{C} τῶν 300 mm καὶ εἶναι ἐνισχυμένη μὲ δύο ραβδίδες (30 x 1,3) cm ἐπὶ πάνω καὶ κάτω πέλματα. Ἡ σύνδεση γίνεται μὲ καρφία διαμέτρου $d = 21$ mm. Ζητεῖται τὸ μέγιστο φορτίο P , πού μπορεῖ νά φέρει ἐπὶ μέσο της ἀμφιέρειστη δοκός ἀνοίγματος 5 m,



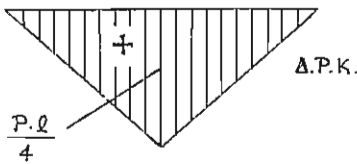
καί ἡ ἀπόσταση e τῶν καρφιῶν.

Δίνεται ὅτι ἡ ἐπιτρεπόμενη ὀρθή τάση εἶναι $\sigma_{\text{εν.}}^{\text{ορ.}} = 1200 \text{ κρ/σμ}^2$ καί ἡ ἐπιτρεπόμενη διατμητική τάση εἶναι $\sigma_{\text{εν.}}^{\text{διατ.}} = 500 \text{ κρ/σμ}^2$. Ἐπίσης δίνεται ὅτι ἡ ροπή ἀδράνειας τῆς διατομῆς  τῶν 300 mm ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z εἶναι 8030 cm⁴.

Λύση

Ἐξ αἰτίας τοῦ φορτίου P ἡ δοκός θά ὑποστῇ κάμψη. Οἱ ὀρθές τάσεις λόγῳ κάμψης εἶναι $\sigma_{xx} = \frac{M}{I_{zz}} \cdot y$, ὅπου $I_{zz} =$

$$= 2 \cdot \frac{30 \cdot 1,3^3}{12} + 2 \cdot 30 \cdot 1,3 \cdot (15 + 0,65)^2 + 2 \cdot 8030 = 35174,94 \text{ cm}^4.$$



Ἡ μέγιστη ὀρθή τάση εἶναι $\sigma_{xx \text{ max.}} = \frac{M_{\text{max.}}}{I_{zz}} \cdot y_{\text{max.}}$. Ἡ μέγιστη ροπή κάμψης

$$\text{εἶναι: } M_{\text{max.}} = \frac{P \cdot l}{4} = \frac{500 \cdot P}{4} \text{ κρ} \cdot \text{σμ}.$$

Ἐπίσης $\sigma_{xx \text{ max.}} = \sigma_{\text{εν.}}^{\text{ορ.}} = 1200 \text{ κρ/σμ}^2$,

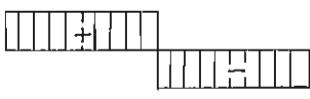
$$y_{\text{max.}} = 16,3 \text{ cm}, \text{ ὅπου ἔχουμε:}$$

$$1200 \text{ κρ/σμ}^2 = \frac{500 \cdot P}{4} \text{ κρ} \cdot \text{σμ} \cdot 16,3 \text{ cm}}{35174,94 \text{ cm}^4} \Rightarrow P = 20717 \text{ κρ}, \text{ ἑπομένως τὸ μέγιστο}$$

στο φορτίο πού μπορεί νά φέρει ἡ δοκός εἰς μέσο τῆς εἶναι $P = 20.717 \text{ κρ}$.

Μεταξύ τῶν λεπίδων καί τῆς δοκοῦ θ' ἀναπτυχθοῦν διατμητικές τάσεις, πού δίνονται ἀπὸ τὴ σχέση $\sigma_{xy} = \frac{Q \cdot S_z}{I_{zz} \cdot 2b}$, ὅπου S_z ἡ στατική ροπή τῆς λεπίδας ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z.

Ἡ στατική αὐτὴ ροπή ἰσοῦται κατὰ τὰ γνωστά μέ τὸ ἐμβαδὸ τῆς λεπίδας ἐπὶ τὴν ἀπόσταση τοῦ κέντρου βάρους τῆς ἀπὸ τὸν ἄξονα Z. εἶναι λοιπὸν:

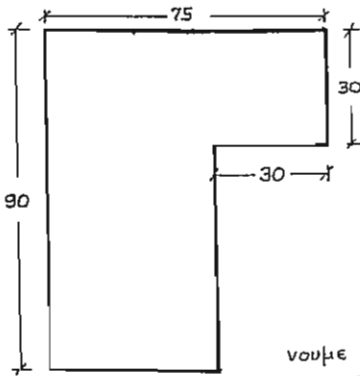
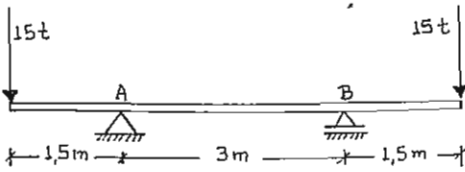
$$\frac{P}{2} \text{  $\sigma_{xy} = \frac{P}{2} \text{ κρ} \cdot 30 \cdot 1,3 \cdot 15,65 \text{ cm}^3}{35174,94 \text{ cm}^4 \cdot 2 \cdot b \cdot \text{cm}} = \frac{89,87}{b} \text{ κρ/σμ}^2.$$$

Αὐτὲς τίς διατμητικές τάσεις θά τίς παραλάβουν τὰ καρφιὰ. Ἡ ἀπόσταση e τῶν καρφιῶν θά προκύψει ἀπὸ τὴ σχέση:

$$\sigma_{xy} \cdot b \cdot e = A_{\text{καρ.}} \cdot \sigma_{\text{εν.}}^{\text{διατ.}} \Rightarrow \frac{89,87}{b} \cdot b \cdot e = \frac{\pi \cdot 2,1^2}{4} \cdot 500 \Rightarrow e = 19,27 \text{ cm}.$$

Ἐπομένως τὰ καρφιὰ πρέπει νά τοποθετηθοῦν ἐξ ἀπόστασης 19,27 cm τὸ ἓνα ἀπὸ τὸ ἄλλο.

ασκηση 5



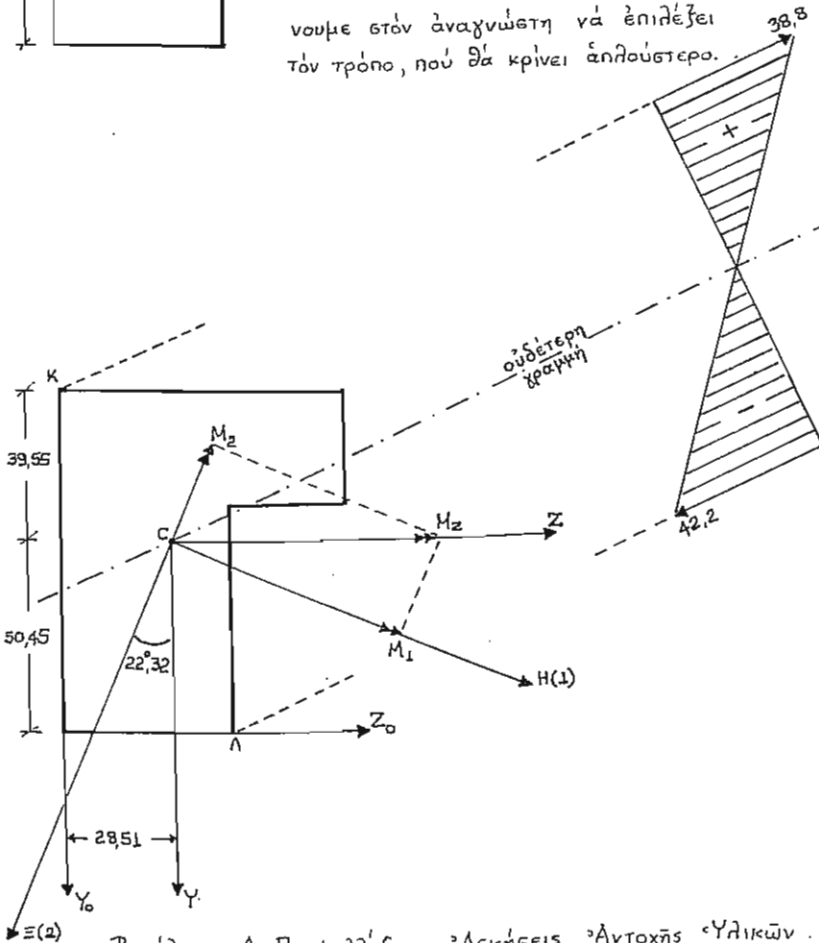
Για τη δοκό με τα φορτία και τη διατομή του σχήματος να προσδιοριστεί η θέση της ουδέτερης γραμμής και η διανομή των ὀρθών τάσεων εἰς τη διατομή, ὅπου ἐμφανίζεται ἡ ἐπικίνδυνη καταπόνηση.

Οἱ διαστάσεις τῆς διατομῆς εἶναι σὲ cm.

Λύση

Ἔχουμε νὰ λύσουμε ἓνα πρόβλημα λογῆς κάμψης. Θὰ τὸ λύσουμε μὲ δύο τρόπους, πρῶτα στὸ κύριο εὐστημα ἁξόνων τῆς διατομῆς κι ἔπειτα σὲ εὐστημα κεντροβαρικῶν ἁξόνων. Ἀφή-

νουμε στὸν ἀναγνώστη νὰ ἐπιλέξει τὸν τρόπο, ποῦ θὰ κρίνει ἀηδέστερο.



Θά βρούμε πρώτα τη θέση του κέντρου βάρους της διατομής. Έχουμε:

$$A = 45 \cdot 90 + 30 \cdot 30 = 4950 \text{ cm}^2$$

$$S_{z_0} = 45 \cdot 90 \cdot (-45) + 30 \cdot 30 \cdot (-75) = -249.750 \text{ cm}^3$$

$$S_{y_0} = 45 \cdot 90 \cdot 22,5 + 30 \cdot 30 \cdot 60 = 145.125 \text{ cm}^3$$

$$y_c = \frac{S_{z_0}}{A} = \frac{-249.750}{4950} = -50,45 \text{ cm}$$

$$z_c = \frac{S_{y_0}}{A} = \frac{145.125}{4950} = 29,32 \text{ cm}$$

Θά βρούμε τις ροές αδράνειας ως προς το κεντροβαρικό σύστημα (Y, Z). Είναι:

$$I_{zz} = \frac{45 \cdot 90^3}{12} + 45 \cdot 90 \cdot 5,45^2 + \frac{30 \cdot 30^3}{12} + 30 \cdot 30 \cdot 24,55^2 = 3.463.977,3 \text{ cm}^4$$

$$I_{yy} = \frac{90 \cdot 45^3}{12} + 90 \cdot 45 \cdot (-6,82)^2 + \frac{30 \cdot 30^3}{12} + 30 \cdot 30 \cdot 30,68^2 = 1.786.448,8 \text{ cm}^4$$

$$I_{yz} = 45 \cdot 90 \cdot 5,45 \cdot (-6,82) + 30 \cdot 30 \cdot (-24,55) \cdot 30,68 = -828.409 \text{ cm}^4$$

α. Θά μελετήσουμε το πρόβλημα στο κύριο σύστημα άξονων.

Η θέση του κύριου συστήματος αδράνειας καθορίζεται από τη σχέση:

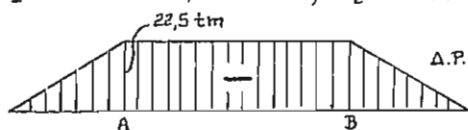
$$\tan 2\phi = \frac{2 \cdot I_{yz}}{I_{zz} - I_{yy}} = \frac{2 \cdot (-828.409)}{3.463.977,3 - 1.786.448,8} = -0,99 \Rightarrow \phi = -22^\circ,32 \text{ και έπειδή}$$

η γωνία ϕ είναι αρνητική, για να πάρουμε το κύριο σύστημα, θά στρέψουμε το σύστημα (Y, Z) δεξιόστροφα κατά γωνία $22^\circ,32$.

Οι κύριες ροές αδράνειας είναι:

$$I_{1,2} = \frac{I_{yy} + I_{zz}}{2} \pm \frac{1}{2} \cdot \sqrt{(I_{yy} - I_{zz})^2 + 4 \cdot I_{yz}^2} \text{ και μετά τις αντιματαστάσεις:}$$

$$I_1 = 3.804.105,2 \text{ cm}^4, \quad I_2 = 1.446.320,8 \text{ cm}^4.$$



Δ.Ρ.Κ.

Η επικίνδυνη καταπόνηση εμφανίζεται στη διατομή, για την οποία η καμπυλιή ροπή είναι μέγιστη, δηλαδή στη διατομή για την οποία $M_z = 22,5 \text{ tm}$.

Αναλύουμε την M_z σε συνιστώσες κατά τους άξονες (1) και (2) του κύριου συστήματος αδράνειας. Είναι: $M_1 = M_z \cdot \cos \phi = 20,8 \text{ tm}$, $M_2 = M_z \cdot \sin \phi = 8,54 \text{ tm}$.

Για ένα οριζόντιο μέ συντεταγμένες η, ξ ως προς το σύστημα (H, Ξ) η όρθη τάση λόγω της M_1 είναι $\sigma_{xx} = -\frac{M_1}{I_1} \cdot \xi$, η όρθη τάση λόγω της M_2 είναι $\sigma_{xx} = -\frac{M_2}{I_2} \cdot \eta$ και η συνολική όρθη τάση είναι: $\sigma_{xx} = \sigma_{xx}^{M_1} + \sigma_{xx}^{M_2} = -\frac{M_1}{I_1} \cdot \xi - \frac{M_2}{I_2} \cdot \eta$.

Η εξίσωση της ουδέτερης γραμμής είναι:

$$\sigma_{xx} = 0 \Rightarrow -\frac{M_1}{I_1} \cdot \xi - \frac{M_2}{I_2} \cdot \eta = 0 \Rightarrow \frac{\xi}{\eta} = -\frac{M_2 \cdot I_1}{I_2 \cdot M_1} = -\frac{8,54 \cdot 3.804.105,2}{1.446.320,8 \cdot 20,8} \Rightarrow \frac{\xi}{\eta} = -1,08 \quad (1)$$

Με βάση την (1) χαράζουμε την ουδέτερη γραμμή.

Οι μέγιστες ὀρθές τάσεις ἐφελκυσμοῦ ἢ θλίψης ἐμφανίζονται ἐπὶ σημεῖα Κ καὶ Λ, δηλαδή ἐπὶ σημεῖα πού ἀπέχουν περισσότερο ἀπὸ τὴν οὐδέτερη γραμμή.

Οἱ συντεταγμένες τῶν σημείων αὐτῶν ὡς πρὸς τὸ εὐδῆγμα (H, Ξ) εἶναι:

$$\eta_K = z_K \cdot \cos \phi + y_K \cdot \sin \phi = -29,32 \cdot \cos \phi + (-39,55) \cdot \sin \phi = -42,14 \text{ cm}$$

$$\xi_K = -z_K \cdot \sin \phi + y_K \cdot \cos \phi = -(-29,32) \cdot \sin \phi + (-39,55) \cdot \cos \phi = -25,45 \text{ cm}$$

$$\eta_L = z_L \cdot \cos \phi + y_L \cdot \sin \phi = 15,68 \cdot \cos \phi + 50,45 \cdot \sin \phi = 33,7 \text{ cm}$$

$$\xi_L = -z_L \cdot \sin \phi + y_L \cdot \cos \phi = -15,68 \cdot \sin \phi + 50,45 \cdot \cos \phi = 40,7 \text{ cm}$$

Γιὰ τὸ σημεῖο Κ ἔχουμε ὀρθή ἐφελκυστική τάση λόγω M_1 :

$$\sigma_{xx,K}^{M_1} = \frac{M_1}{I_1} \cdot \xi_K = \frac{20,8 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm}}{3.804 \cdot 105,2 \text{ cm}^4} \cdot 25,45 \text{ cm} = +13,92 \text{ Kp/cm}^2$$

Ὁμοίως καὶ ἡ $\sigma_{xx,K}^{M_2}$ εἶναι ἐφελκυστική καί

$$\sigma_{xx,K}^{M_2} = \frac{M_2}{I_2} \cdot \eta_K = \frac{8,54 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm}}{1.446 \cdot 320,8 \text{ cm}^4} \cdot 42,14 \text{ cm} = +24,88 \text{ Kp/cm}^2$$

Ἡ συνολικὴ ὀρθή τάση ἐπὶ σημεῖο Κ εἶναι: $\sigma_{xx,K} = \sigma_{xx,K}^{M_1} + \sigma_{xx,K}^{M_2} = +38,8 \text{ Kp/cm}^2$

Στὸ σημεῖο Λ ἔχουμε ὀρθή θλίπτική τάση λόγω M_1 :

$$\sigma_{xx,L}^{M_1} = -\frac{M_1}{I_1} \cdot \xi_L = -\frac{20,8 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm}}{3.804 \cdot 105,2 \text{ cm}^4} \cdot 40,7 \text{ cm} = -22,25 \text{ Kp/cm}^2$$

Ἐπίσης λόγω M_2 : $\sigma_{xx,L}^{M_2} = -\frac{M_2}{I_2} \cdot \eta_L = -\frac{8,54 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm}}{1.446 \cdot 320,8 \text{ cm}^4} \cdot 33,7 \text{ cm} = -19,9 \text{ Kp/cm}^2$

Ἡ συνολικὴ ὀρθή τάση ἐπὶ σημεῖο Λ εἶναι: $\sigma_{xx,L} = \sigma_{xx,L}^{M_1} + \sigma_{xx,L}^{M_2} = -42,2 \text{ Kp/cm}^2$

Με βάση τίς τιμές τῶν $\sigma_{xx,K}$ καὶ $\sigma_{xx,L}$ προσδιορίζουμε τὴν διανομὴ τῶν ὀρθῶν τάσεων γιὰ διατομή, πού καταπονεῖται ἀπὸ τὴν μέγιστη ροπή κάμψης $M_z = 22,5 \text{ tm}$.

β. Θὰ μελετήσουμε τώρα τὸ πρόβλημα ἐπὶ κεντροβαριῦ εὐδῆγμα ἀξόνων (Y, Z). Ἐδῶ δὲν χρειάζεται νὰ βροῦμε τὸ κύριο εὐδῆγμα ἀδράνειας τῆς διατομῆς.

Οἱ ὀρθές τάσεις, πού προκαλοῦνται, εἶναι:

$$\sigma_{xx} = \frac{-(M_z \cdot I_{yy} + M_y \cdot I_{yz}) \cdot y + (M_y \cdot I_{zz} + M_z \cdot I_{yz}) \cdot z}{I_{yy} \cdot I_{zz} - I_{yz}^2}$$

Ἡ καμπτική ροπή, πού καταπονεῖ τὴν διατομή, ἔχει φορέα τὸν ἄξονα Z, ἐπομένως $M_y = 0$. Ἡ ἐπικίνδυνη καταπόνηση ἐμφανίζεται ἐπὶ τὴν διατομή μετὰ τὴν μέγιστη M_z , δηλαδή ἐπὶ τὴν διατομή γιὰ τὴν ὁποία $M_z = 22,5 \text{ tm}$

Ἐχομε λοιπὸν: $\sigma_{xx} = \frac{-M_z \cdot I_{yy} \cdot y + M_z \cdot I_{yz} \cdot z}{I_{yy} \cdot I_{zz} - I_{yz}^2}$

Η εξίσωση της ουδέτερης γραμμής είναι: $\sigma_{xx} = 0 \Rightarrow -I_{yy} \cdot y + I_{yz} \cdot z = 0$
 $\Rightarrow \frac{y}{z} = \frac{I_{yz}}{I_{yy}} = \frac{-828.409}{1.786.448,8} \Rightarrow \frac{y}{z} = -0,46 (z)$.

Με βάση την (2) χαράζουμε την ουδέτερη γραμμή.

Οι μέγιστες όρθιες τάσεις αναπτύσσονται στα σημεία Κ, Λ και είναι*:

$$\sigma_{xx, \kappa} = \frac{-M_z \cdot I_{yy} \cdot y_{\kappa} + M_z \cdot I_{yz} \cdot z_{\kappa}}{I_{yy} \cdot I_{zz} - I_{yz}^2} =$$

$$= \frac{-22,5 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm} \cdot 1.786.448,8 \text{ cm}^4 \cdot (-39,55) \text{ cm} + 22,5 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm} \cdot (-828.409) \text{ cm}^4 \cdot (-29,32) \text{ cm}}{1.786.448,8 \text{ cm}^4 \cdot 3.463.977,3 \text{ cm}^4 - (-828.409 \text{ cm}^4)^2}$$

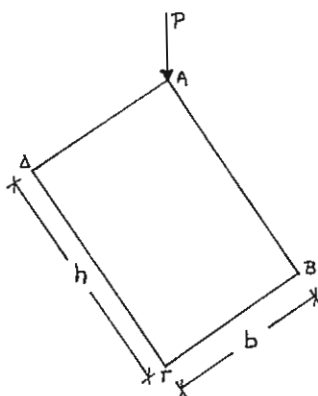
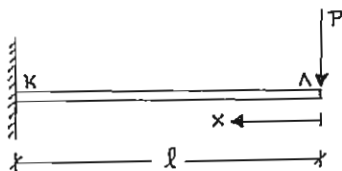
$$\Rightarrow \sigma_{xx, \kappa} = +38,8 \text{ Kp/cm}^2.$$

$$\sigma_{xx, \lambda} = \frac{-M_z \cdot I_{yy} \cdot y_{\lambda} + M_z \cdot I_{yz} \cdot z_{\lambda}}{I_{yy} \cdot I_{zz} - I_{yz}^2} =$$

$$= \frac{-22,5 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm} \cdot 1.786.448,8 \text{ cm}^4 \cdot 50,45 \text{ cm} + 22,5 \cdot 10^5 \text{ Kp} \cdot \text{cm} \cdot (-828.409) \text{ cm}^4 \cdot 15,68 \text{ cm}}{1.786.448,8 \text{ cm}^4 \cdot 3.463.977,3 \text{ cm}^4 - (-828.409 \text{ cm}^4)^2}$$

$$\Rightarrow \sigma_{xx, \lambda} = -42,2 \text{ Kp/cm}^2.$$

ασκήση 6



Θεωρούμε τον πρόβολο του σχήματος, ο οποίος φορτίζεται έτσι, ώστε το επίπεδο της φόρτισης να περιέχει τη διαχώνιο της ορθογωνικής διατομής του. Να βρεθούν:

- η θέση της ουδέτερης γραμμής.
- οι μέγιστες τάσεις έφελκυσμού και θλίψης.

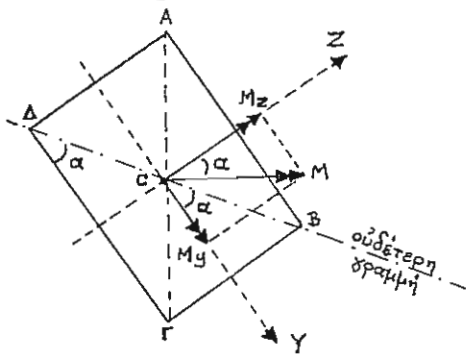
* Στην απόδειξη του τύπου 2 της σελίδας 62 έχει ληφθεί υπ'όψη η φορά των συνιστωσών M_y, M_z του καμπτικού ζεύγους M , όπως αυτές είναι σχεδιασμένες στο σχήμα της σελίδας 62. Γι' αυτό, λοιπόν, στην εφαρμογή του τύπου (2) ή τυχούσα συνιστώσα του καμπτικού ζεύγους (M_y ή M_z) θα παίρνεται με θετικό πρόσημο, όταν κατευθύνεται προς τις θετικές συντεταχμένες του αντίστοιχου άξονα (Y ή Z). Στην περίπτωση μας, επομένως, η M_z θα ληφθεί με θετικό πρόσημο.

γ. το βέλος κάμψης στο άκρο Β κατά μέγεθος και διεύθυνση.

δ. για αριθμητικά δεδομένα $P=200 \text{ κρ}$, $l=3 \text{ m}$, $\sigma_{\text{επ.}}=1500 \text{ κρ/σμ}^2$, να προσδιοριστούν οι διαστάσεις της διατομής, αν $\frac{b}{h}=0,5$.

Λύση

α. θεωρούμε σύστημα αξόνων (Y, Z) , όπου οι άξονες Y και Z είναι οι άξονες συμμετρίας της διατομής. Προφανώς το σύστημα (Y, Z) είναι και το κύριο σύστημα της διατομής. Έχουμε λοιπόν να λύσουμε ένα πρόβλημα λοξής κάμψης σε διατομή με 2 άξονες συμμετρίας.



Η καμπτική ροπή M στη θέση x αναλύεται σε 2 συνιστώσες κατά τους άξονες Y, Z , τις M_y, M_z αντίστοιχα. Η όρθια τάση σε κάποιο σημείο της διατομής, με συντεταγμένες y, z , είναι:

$$\sigma_{xx} = -\frac{M_z}{I_{zz}} \cdot y + \frac{M_y}{I_{yy}} \cdot z \quad (1)$$

$$\text{όπου } I_{zz} = \frac{b \cdot h^3}{12}, \quad I_{yy} = \frac{h \cdot b^3}{12}$$

$M_z = M \cdot \cos \alpha$, $M_y = M \cdot \sin \alpha$ και η καμπτική ροπή M στη θέση x είναι $P \cdot x$. Αντικαθιστώντας, λοιπόν, στην (1)

παίρνουμε:

$$\sigma_{xx} = \frac{12 \cdot P \cdot x}{b \cdot h} \cdot \left(\frac{z \cdot \sin \alpha}{b^2} - \frac{y \cdot \cos \alpha}{h^2} \right)$$

Η εξίσωση της ουδέτερης γραμμής είναι: $\sigma_{xx} = 0 \Rightarrow$

$$\Rightarrow \frac{z \cdot \sin \alpha}{b^2} - \frac{y \cdot \cos \alpha}{h^2} = 0 \Rightarrow \frac{z}{y} = \frac{\cos \alpha}{\sin \alpha} \cdot \frac{b^2}{h^2} = \frac{1}{\tan \alpha} \cdot \tan^2 \alpha \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{z}{y} = \tan \alpha. \quad (2) \quad \text{Η (2) όμως είναι η εξίσωση της διαγωνίου } \beta\delta$$

της διατομής, επομένως η ουδέτερη γραμμή συμπίπτει με τη διαγώνιο $\beta\delta$.

β. Οι μέγιστες τάσεις εφελκυσμού και θλίψης θα εμφανιστούν στα σημεία, που απέχουν περισσότερο από την ουδέτερη γραμμή, δηλαδή στα A και Γ .

$$\begin{aligned} \text{Η όρθια τάση στο } A \text{ λόγω της } M_z \text{ είναι: } \sigma_{xx, A}^{M_z} &= \frac{M_z}{I_{zz}} \cdot y_A = \\ &= \frac{P \cdot x \cdot \cos \alpha}{\frac{b \cdot h^3}{12}} \cdot \frac{h}{2} = \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h^2} \cdot \cos \alpha = \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h^2} \cdot \sqrt{\frac{1}{1 + \tan^2 \alpha}} = \\ &= \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h^2} \cdot \sqrt{\frac{1}{1 + (b/h)^2}} = \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h^2} \cdot \sqrt{\frac{h^2}{b^2 + h^2}} = \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h \cdot \sqrt{b^2 + h^2}} \quad \text{και επειδή} \end{aligned}$$

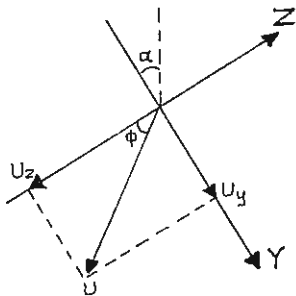
είναι έφελκυστική, $\sigma_{xx,A}^{Mz} = + \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$. "Όμοια και ή $\sigma_{xx,A}^{My}$

είναι έφελκυστική και $\sigma_{xx,A}^{My} = \frac{My}{I_{yy}} \cdot z_A = \frac{P \cdot x \cdot \sigma \eta \alpha \cdot b}{h \cdot b^3 \cdot 2} =$
 $= \frac{6 \cdot P \cdot x}{h \cdot b^2} \cdot \sigma \eta \alpha = \frac{6 \cdot P \cdot x}{h \cdot b^2} \cdot \frac{\tan \alpha}{\sqrt{1+\tan^2 \alpha}} = \frac{6 \cdot P \cdot x}{h \cdot b^2} \cdot \frac{b}{\sqrt{b^2+h^2}} = + \frac{6 \cdot P \cdot x}{b \cdot h \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$

Η συνολική όρθή τάση στο Α είναι: $\sigma_{xx,A} = \sigma_{xx,A}^{Mz} + \sigma_{xx,A}^{My} =$
 $= + \frac{12 \cdot P \cdot x}{b \cdot h \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$

Λόγω συμμετρίας οι M_z, M_y θα προκαλέσουν στο Γ ίδιες κατ' άποψη τη τιμή τάσεις μ' εκείνες που προκαλούν στο Α. Καί έπειδή οι M_z, M_y προκαλούν θλίψη στο Γ θα έχουμε $\sigma_{xx,\Gamma} = - \frac{12 \cdot P \cdot x}{b \cdot h \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$

γ.



Αναλύουμε τη δύναμη P σε συνιστώσες κατά τους άξονες Y και Z, τις P_y, P_z αντίστοιχα.

Η P_y θα προκαλέσει θέλος κάμψης U_y στην κατεύθυνση Y, ενώ ή P_z προκαλεί θέλος κάμψης U_z στην κατεύθυνση Z.

Από πίνακες βρίσκουμε το θέλος κάμψης πακτωμένης δοκού, που καταπονείται από συγκεντρωμένο φορτίο στο έλευθερό της άκρο. Είναι: $U_y = \frac{P_y \cdot l^3}{3 \cdot E \cdot I_{zz}}$, όπου

Ε το μέτρο του Young, έπομένως $U_y = \frac{P \cdot \cos \alpha \cdot l^3}{3 \cdot E \cdot \frac{b \cdot h^3}{12}} = \frac{4 \cdot P \cdot l^3}{E \cdot b \cdot h^3} \cdot \cos \alpha$

$= \frac{4 \cdot P \cdot l^3}{E \cdot b \cdot h^3} \cdot \frac{h}{\sqrt{b^2+h^2}} = \frac{4 \cdot P \cdot l^3}{E \cdot b \cdot h^2 \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$

Όμοια προκύπτει ότι $U_z = - \frac{4 \cdot P \cdot l^3}{E \cdot b^2 \cdot h \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$

Το συνισταμένο θέλος κάμψης είναι: $u = \sqrt{U_y^2 + U_z^2} = \frac{4 \cdot P \cdot l^3}{E \cdot b^2 \cdot h^2}$

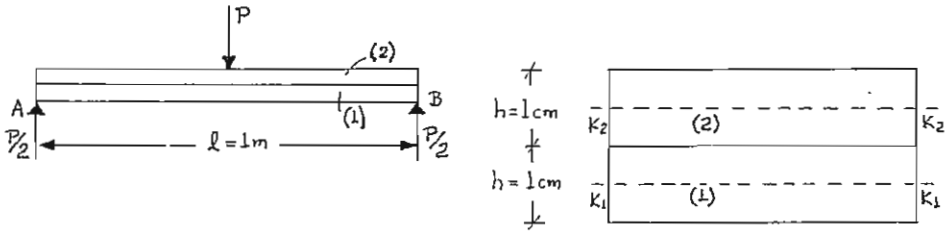
Η γωνία ϕ που σχηματίζει το u με τον άξονα Z θα προκύψει από τη σχέση $\tan \phi = \frac{U_y}{U_z} \Rightarrow \tan \phi = - \frac{b}{h} = - \tan \alpha \Rightarrow \phi = -\alpha$.

δ. Η μέγιστη τάση θα έμφανιστεί στη θέση κ της πάκτωσης και είναι $\sigma_{xx,max} = \frac{12 \cdot P \cdot l}{b \cdot h \cdot \sqrt{b^2+h^2}}$, και έπειδή $\frac{b}{h} = 0,5$ είναι

$\sigma_{xx,max} = \frac{12 \cdot P \cdot l}{b \cdot 2 \cdot b \cdot \sqrt{b^2+4b^2}} = \frac{2,68 \cdot P \cdot l}{b^3}$ θα πρέπει :

$$\begin{aligned} \theta \acute{\alpha} \text{ πρ} \acute{\epsilon} \nu \epsilon \iota : \sigma_{xx, \max.} &\leq \sigma_{\text{επ.}} \Rightarrow \frac{2,68 \cdot P \cdot l}{b^3} \leq \sigma_{\text{επ.}} \Rightarrow \frac{b^3}{2,68 \cdot P \cdot l} \geq \frac{1}{\sigma_{\text{επ.}}} \Rightarrow \\ \Rightarrow b^3 &\geq \frac{2,68 \cdot P \cdot l}{\sigma_{\text{επ.}}} \Rightarrow b \geq \sqrt[3]{\frac{2,68 \cdot P \cdot l}{\sigma_{\text{επ.}}}} \Rightarrow b \geq \sqrt[3]{\frac{2,68 \cdot 200 \text{ κρ} \cdot 300 \text{ cm}}{1500 \text{ κρ/cm}^2}} \Rightarrow \\ \Rightarrow b &\geq 4,75 \text{ cm} , \text{ \acute{o} \nu \acute{o} \tau \epsilon } h \geq 9,5 \text{ cm} . \end{aligned}$$

ασκηση 7



Θεωρούμε τη σύνθετη δοκό του σχήματος, που αποτελείται από τις δοκούς (1) και (2). Η δοκός (1) αποτελείται από χάλυβα και η δοκός (2) από ορείχαλκο. Το σύστημα των 2 δοκών στηρίζεται στα σημεία Α και Β και φορτίζεται από μία δύναμη P στο μέσο της απόστασης AB . Νά υπολογισθεί η μέγιστη επιτρεπόμενη τιμή της P : α. στην περίπτωση, που οι 2 δοκοί δεν συνδέονται μεταξύ τους και μπορούν να παραμορφωθούν ανεξάρτητα ή μία απ' την άλλη. β. στην περίπτωση, που οι 2 δοκοί συνδέονται στερεά ε'σθλο το μήκος τους.

Δίνονται : $AB = l = 1 \text{ m}$, το πλάτος των δοκών $b = 5 \text{ cm}$, το ύψος των δοκών $h = 1 \text{ cm}$, η μέγιστη επιτρεπόμενη όρθη τάση του ορείχαλκου $\sigma_{\text{επ.}}^{\text{ορ.}} = 75 \text{ MN/m}^2$, η μέγιστη επιτρεπόμενη όρθη τάση του χάλυβα $\sigma_{\text{επ.}}^{\text{x.}} = 120 \text{ MN/m}^2$, το μέτρο ελαστικότητας του ορείχαλκου $E_{\text{ορ.}} = 83 \text{ GN/m}^2$,

το μέτρο ελαστικότητας του χάλυβα $E_x = 210 \text{ GN/m}^2$.

Λυση

α. Η ακτίνα καμψιότητας R της δοκού (1) μετά την κάμψη είναι η ίδια με την ακτίνα καμψιότητας της δοκού (2) μετά την κάμψη.

Η τάση, επομένως, ε' ένα σημείο της δοκού (1), που απέχει απόσταση y από την ουδέτερη γραμμή K_1K_1 , είναι : $\sigma_1 = E_x \cdot \epsilon_1 \Rightarrow \sigma_1 = E_x \cdot \frac{y}{R}$ (1). Για σημείο της δοκού (2), που βρίσκεται σε απόσταση y από την ουδέτερη K_2K_2 , έχουμε αντίστοιχα $\sigma_2 = E_{\text{ορ.}} \cdot \frac{y}{R}$ (2). Διαιρώντας τις (1) και (2) κατά μέλη παίρνουμε :

$$\frac{\sigma_1}{\sigma_2} = \frac{E_x}{E_{op}} = \frac{210}{33} = 2,53.$$

Υποθέτουμε ότι $\sigma_1 \max. = \sigma_{\epsilon\eta}^x = 120 \text{ MN/m}^2$, οπότε θα είναι:
 $\sigma_2 \max. = \frac{120}{2,53} \text{ MN/m}^2 = 47,5 \text{ MN/m}^2$. Αν υποθέταμε $\sigma_2 \max. = \sigma_{\epsilon\eta}^{op} =$

75 MN/m^2 , θα προέκυπτε $\sigma_1 \max. = 75 \cdot 2,53 \text{ MN/m}^2 = 189,75 \text{ MN/m}^2$, πού είναι έξω από τα όρια αντοχής του χάλυβα, διότι $\sigma_{\epsilon\eta}^x = 120 \text{ MN/m}^2$.

Ας είναι, λοιπόν, M_1 η ροπή κάμψης, πού παραλαμβάνεται από τη δοκό (1) και η οποία αντιστοιχεί σε όρθη τάση $\sigma_1 \max.$. Αντίστοιχα M_2 θα είναι η ροπή κάμψης, πού παραλαμβάνεται από τη δοκό (2) και η οποία αντιστοιχεί σε όρθη τάση $\sigma_2 \max.$. Έχουμε, λοιπόν:

$$\sigma_1 \max. = \frac{M_1}{I_{zz}} \cdot y_{\max.} \Rightarrow M_1 = \frac{\sigma_1 \max. \cdot I_{zz}}{y_{\max.}} = \frac{\sigma_1 \max. \cdot \frac{b \cdot h^3}{12}}{\frac{h}{2}} =$$

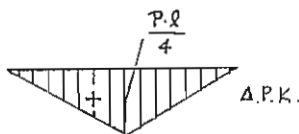
$$= \frac{120 \cdot 10^6 \text{ N/m}^2 \cdot \frac{5}{100} \text{ m} \cdot \left(\frac{1}{100} \text{ m}\right)^3 \cdot \frac{1}{12}}{\frac{1}{200} \text{ m}} = 100 \text{ N} \cdot \text{m}.$$

$$\text{και } \sigma_2 \max. = \frac{M_2}{I_{zz}} \cdot y_{\max.} \Rightarrow M_2 = \frac{\sigma_2 \max. \cdot I_{zz}}{y_{\max.}} = \frac{\sigma_2 \max. \cdot \frac{b \cdot h^3}{12}}{\frac{h}{2}} =$$

$$= \frac{47,5 \cdot 10^6 \text{ N/m}^2 \cdot \frac{5}{100} \text{ m} \cdot \left(\frac{1}{100} \text{ m}\right)^3 \cdot \frac{1}{12}}{\frac{1}{200} \text{ m}} = 39,58 \text{ Nm}.$$

Η συνολική ροπή, πού παραλαμβάνεται από την σύνθετη δοκό, είναι:

$$M = M_1 + M_2 = 139,58 \text{ N} \cdot \text{m}.$$



$$\Rightarrow P = 558,32 \text{ N}.$$

Το διάγραμμα όρθων τάσεων για την περίπτωση αυτή δίνεται στο διπλανό σχήμα.

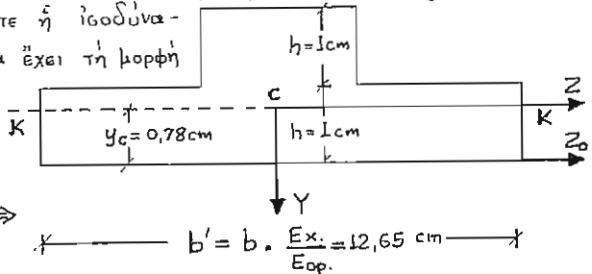
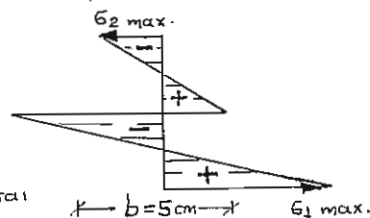
6. Θεωρούμε ότι η δοκός αποτελείται ολόκληρη από ορείχαλκο. Τότε η ισοδύναμη διατομή σε ορείχαλκο θα έχει τη μορφή του διπλανού σχήματος.

Η συνεταχμένη y_c του κέντρου βάρους της είναι:

$$y_c = \frac{S_{z0}}{A} = \frac{5 \cdot 1 \cdot 1,5 + 12,65 \cdot 1 \cdot 0,5}{5 \cdot 1 + 12,65 \cdot 1} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow y_c = 0,78 \text{ cm}.$$

Από το διάγραμμα των ροπών κάμψης βρίσκουμε ότι η μέγιστη ροπή, πού καταπονεί τη σύνθετη δοκό, είναι: $M = \frac{P \cdot l}{4}$. Θα έχουμε, λοιπόν, $M = \frac{P \cdot l}{4} \Rightarrow 139,58 = \frac{P \cdot 1}{4} \Rightarrow$



«Η ουδέτερη γραμμή της ισοδύναμης διατομής είναι η κκ. Η ροπή αδράνειας I_{zz} είναι:

$$I_{zz} = \frac{5 \cdot 1^3}{12} + 5 \cdot 1 \cdot (1,5 - 0,78)^2 + \frac{12,65 \cdot 1^3}{12} + 12,65 \cdot 0,5 \cdot (0,78 - 0,5)^2 = 4,54 \text{ cm}^4$$

Στην περίπτωση αυτή έχουμε: $\sigma_1 \text{ max.} = \frac{E_x}{R} \cdot y_1 \text{ max.}$ (3)

$$\sigma_2 \text{ max.} = \frac{E_{op}}{R} \cdot y_2 \text{ max.}$$
 (4)

Διαιρώντας κατά μέλη τις (3) και (4) παίρνουμε:

$$\frac{\sigma_1 \text{ max.}}{\sigma_2 \text{ max.}} = \frac{E_x \cdot y_1 \text{ max.}}{E_{op} \cdot y_2 \text{ max.}} = \frac{210 \cdot 0,78}{83 \cdot 1,22} \Rightarrow \frac{\sigma_1 \text{ max.}}{\sigma_2 \text{ max.}} = 1,62$$
 (5)

Υποθέτουμε ότι $\sigma_1 \text{ max.} = \sigma_{\text{επ.}}^x = 120 \text{ MN/m}^2$. Τότε από την (5) παίρνω-

με $\sigma_2 \text{ max.} = 74,07 \text{ MN/m}^2$, που είναι μέσα στα όρια αντοχής του όρει-
χαλκού, γιατί $\sigma_{\text{επ.}}^{\text{op}} = 75 \text{ MN/m}^2$. Αν υποθέταμε $\sigma_2 \text{ max.} = \sigma_{\text{επ.}}^{\text{op}} =$
 $= 75 \text{ MN/m}^2$, η (5) θα έδινε $\sigma_1 \text{ max.} = 121,5 \text{ MN/m}^2$, η οποία είναι
πέρα από τα όρια αντοχής του χαλκού, γιατί $\sigma_{\text{επ.}}^x = 120 \text{ MN/m}^2$.

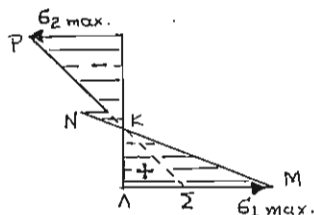
Είναι λοιπόν $\sigma_1 \text{ max.} = 120 \text{ MN/m}^2$, $\sigma_2 \text{ max.} = 74,07 \text{ MN/m}^2$.

«Η ροπή κάμψης, που απαιτείται για να αναπτυχθούν οι τάσεις αυτές,
είναι: $M = \frac{\sigma_2 \text{ max.} \cdot I_{zz}}{y_2 \text{ max.}} = \frac{74 \cdot 10^6 \text{ N/m}^2 \cdot 4,54 \cdot (10^{-2} \text{ m})^4}{1,22 \cdot 10^{-2} \text{ m}} = 275,64 \text{ N} \cdot \text{m}$.

Επειδή $M = \frac{P \cdot l}{4}$ θα είναι: $275,64 = \frac{P \cdot 1}{4} \Rightarrow P = 1102,56 \text{ N}$.

Για την κατασκευή του διαγράμματος όρθων τάσεων παρατηρούμε τα εξής: Έφόσον γνωρίζουμε τη $\sigma_2 \text{ max.}$ της ισοδύναμης όρειχαλκικής δοκού και τη θέση της ουδέτερης γραμμής της ισοδύναμης διατομής (η οποία στο διάγραμμα όρθων τάσεων αντιπροσωπεύεται από το σημείο κ),

χαράζουμε το διάγραμμα όρθων τάσεων PKΣ για την ισοδύναμη διατομή. Βέβαια το διάγραμμα αυτό μόνο από τη μέση και πάνω αντιπροσωπεύει πραγματικές τάσεις (αυτές που αναπτύσσονται στην όρειχαλκική δοκό) Δεδομένου όμως ότι γνωρίζουμε τη $\sigma_1 \text{ max.}$ για τη χαλύβδινη δοκό, παίρνουμε το τμήμα ΛΜ = $\sigma_1 \text{ max.}$, ενώνουμε το Μ με το Κ, προεκτείνουμε το ΜΚ έως το Ν και έτσι παίρνουμε το πραγματικό διάγραμμα όρθων τάσεων.



Β. ΕΛΑΣΤΙΚΗ ΓΡΑΜΜΗ

Ελαστική γραμμή δοκού είναι η καμπύλη, την οποία σχηματίζει ο άξονας της δοκού μετά την παραμόρφωση.

Η εξίσωση της ελαστικής γραμμής είναι:

$$\frac{d^2 u(x)}{dx^2} = - \frac{M(x)}{E \cdot I_{zz}} \quad (1)$$

Ολοκληρώνοντας την (1) παίρνουμε:

$$E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = - \int M(x) \cdot dx + c_1 \quad (2)$$

Η εξίσωση (2) δίνει την κλίση της ελαστικής γραμμής στην τυχούσα θέση x .

Ολοκληρώνοντας την (2) παίρνουμε: $E \cdot I_{zz} \cdot u(x) =$

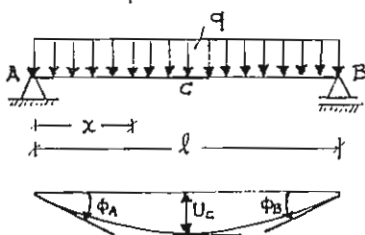
$= - \iint M(x) \cdot dx \cdot dx + c_1 \cdot x + c_2 \quad (3)$. Η εξίσωση (3) δίνει το βέλος κάμψης u στην τυχούσα θέση x . Οι σταθερές c_1, c_2 προκύπτουν από τις συνθήκες στήριξης και συνέχειας της δοκού*.

Ένα πρόβλημα ελαστικής γραμμής δοκού μπορούμε να το αντιμετωπίσουμε με τον εξής τρόπο:

- i) Βρίσκουμε τη ροπή κάμψης $M(x)$ σε μία τυχούσα θέση x .
- ii) υπολογίζουμε το $\iint M(x) \cdot dx \cdot dx$
- iii) Βρίσκουμε τις τιμές των σταθερών c_1, c_2 .

Στην περίπτωση της λογής κάμψης το βέλος κάμψης προκύπτει ως το γεωμετρικό άθροισμα των επί μέρους βελών κάμψης, που προκαλούνται από τις 2 συνιστώσες, στις οποίες αναλύεται η καμπτική ροπή (πρβλ. άσκηση 6γ, σελίδα 72)

ασκηση 1



α. Να βρεθεί η εξίσωση της ελαστικής γραμμής για εμπίεραστη δοκό μήκους l , που φέρνεται με ομοιόμορφο φορτίο q .

Λύση

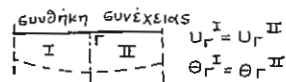
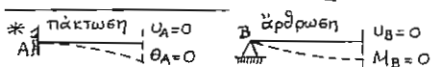
Η εξίσωση της ελαστικής γραμμής είναι:

$$\frac{d^2 u(x)}{dx^2} = - \frac{M(x)}{E \cdot I_{zz}} \quad (1)$$

Η καμπτική ροπή στη θέση x είναι:

$$M(x) = \frac{q \cdot l}{2} \cdot x - \frac{q \cdot x^2}{2}$$

Ολοκληρώνοντας λοιπόν την (1) παίρνουμε:



$$E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d^2 u(x)}{dx^2} = - \int M(x) \cdot dx \Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d^2 u(x)}{dx^2} = - \left(\frac{q \cdot l \cdot x}{2} - \frac{q \cdot x^2}{2} \right) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d^2 u(x)}{dx^2} = \frac{q \cdot x^3}{6} - \frac{q \cdot l \cdot x^2}{4} + c_1 \quad (2)$$

Ολοκληρώνοντας την (2) παίρνουμε:

$$E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \int \left(\frac{q \cdot x^3}{6} - \frac{q \cdot l \cdot x^2}{4} + c_1 \right) \cdot dx \Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \frac{q \cdot x^4}{24} - \frac{q \cdot l \cdot x^3}{12} + c_1 x + c_2 \quad (3)$$

Για $x=0$ είναι $u(0) = 0$, επομένως η (3) δίνει: $c_2 = 0$.

Για $x=l$ είναι $u(l) = 0$, επομένως η (3) δίνει: $\frac{q \cdot l^4}{24} - \frac{q \cdot l^4}{12} + c_1 \cdot l = 0$

$$\Rightarrow c_1 = \frac{q \cdot l^3}{24}$$

Η εξίσωση, που δίνει τα βέλη κάμψης της ελαστικής γραμμής, είναι:

$$E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \frac{q \cdot x^4}{24} - \frac{q \cdot l \cdot x^3}{12} + \frac{q \cdot l^3 \cdot x}{24}$$

Το μέγιστο βέλος κάμψης το παίρνουμε για $x = \frac{l}{2}$ και είναι:

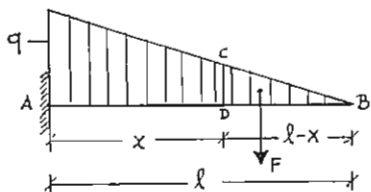
$$y_{\max} = y_c = \frac{5}{384} \cdot \frac{q \cdot l^4}{E \cdot I_{zz}}$$

Η εξίσωση, που δίνει τις κλίσεις της ελαστικής γραμμής, είναι:

$$E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = \frac{q \cdot x^3}{6} - \frac{q \cdot l \cdot x^2}{4} + \frac{q \cdot l^3}{24}$$

Από την εξίσωση αυτή βρίσκουμε ότι στο μέσο C της δοκού η κλίση της ελαστικής γραμμής είναι μηδενική, ενώ στα άκρα A και B είναι:

$$\phi_A = -\phi_B = \frac{q \cdot l^3}{24 \cdot E \cdot I_{zz}}$$



β. Για τον πρόβολο με την τριγωνική φόρτιση του σχήματος να βρεθεί η εξίσωση της ελαστικής γραμμής.

Λύση

Θα βρούμε την καμπητική ροπή σε απόσταση x από το A. Η καμπητική αυτή ροπή θα προκληθεί από φορτίο του ήτοιου ή αριθμητική τιμή ίσο-

ται με το έμβαδο του τριγώνου CDB και το όμοιο εφαρμόζει στο κέντρο βάρους του CDB, δηλαδή σε απόσταση $\frac{l-x}{3}$ από το D. Έχουμε: $\frac{q}{CD} = \frac{l}{l-x}$

$\Rightarrow CD = \frac{q \cdot (l-x)}{l}$. Άς είναι F η συνισταμένη δύναμη της τριγωνικής φόρτισης στο τρίγωνο CDB. Η αριθμητική τιμή της F είναι:

$$\frac{1}{2} \cdot CD \cdot DB = \frac{q \cdot (l-x)}{l} \cdot \frac{l-x}{2} = \frac{q \cdot (l-x)^2}{2l} \cdot \text{Η καμπτική ροπή, έπομένως, στη}$$

$$\text{θέση } x \text{ είναι: } M(x) = -\frac{q \cdot (l-x)^2}{2l} \cdot \frac{l-x}{3} = -\frac{q \cdot (l-x)^3}{6 \cdot l}$$

$$\text{Η εξίσωση της ελαστικής γραμμής είναι: } \frac{d^2 u(x)}{dx^2} = -\frac{M(x)}{E \cdot I_{zz}} \text{ και}$$

$$\text{όλοκληρώνοντας έχουμε: } E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = -\int M(x) \cdot dx \Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} =$$

$$= \int \frac{q \cdot (l-x)^3}{6 \cdot l} \cdot dx = -\int \frac{q \cdot (l-x)^3}{6 \cdot l} \cdot d(l-x) = -\frac{q \cdot (l-x)^4}{24 \cdot l} + c_1 \text{ και ολοκληρώ-}$$

$$\text{νοντας πάλι παίρνουμε: } E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \int \left(-\frac{q \cdot (l-x)^4}{24 \cdot l} + c_1 \right) \cdot dx =$$

$$= \int \frac{q \cdot (l-x)^4}{24 \cdot l} \cdot d(l-x) + c_1 \cdot dx =$$

$$= \frac{q \cdot (l-x)^5}{120 \cdot l} + c_1 \cdot x + c_2 \cdot \text{Στη θέση } A \text{ της πάκτωσης ή κρίση της ελαστι-}$$

κής γραμμής είναι μηδενική, δηλαδή για $x=0$ έχουμε $\frac{du(0)}{dx} = 0$, οπότε θα είναι $c_1 = \frac{q \cdot l^3}{24}$. Επίσης στη θέση A της πάκτωσης το βέλος κάμψης είναι μηδενικό, δηλαδή για $x=0$ έχουμε $u(0) = 0$, οπότε θα είναι $c_2 = -\frac{q \cdot l^4}{120}$. Η εξίσωση, λοιπόν, που δίνει τα βέλη κάμψης της ελαστικής

$$\text{γραμμής, είναι: } E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \frac{q \cdot (l-x)^5}{120 \cdot l} + \frac{q \cdot l^3 x}{24} - \frac{q \cdot l^4}{120} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \frac{q \cdot (l^5 - 5l^4 x + 10l^3 x^2 - 10l^2 x^3 + 5l \cdot x^4 - x^5)}{120 \cdot l} + \frac{q \cdot l^3 x}{24} - \frac{q \cdot l^4}{120}$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \frac{q \cdot l^4}{120} - \frac{q \cdot l^3 x}{24} + 10 \cdot \frac{q \cdot l^3 x^2}{120 \cdot l} - 10 \cdot \frac{q \cdot l^2 x^3}{120 \cdot l} + 5 \cdot \frac{q \cdot l \cdot x^4}{120 \cdot l} -$$

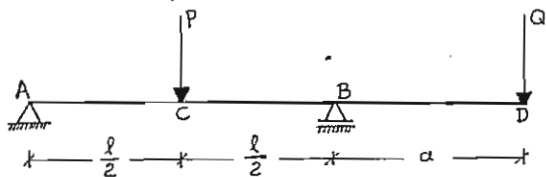
$$- \frac{q \cdot x^5}{120 \cdot l} + \frac{q \cdot l^3 x}{24} - \frac{q \cdot l^4}{120} \Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot u(x) = \frac{q \cdot x^2}{120 \cdot l} \cdot (10l^3 - 10l^2 x + 5l \cdot x^2 - x^3)$$

Από την εξίσωση αυτή για $x=l$ παίρνουμε το μέγιστο βέλος κάμψης και είναι: $u_{\max} = u_B = \frac{q \cdot l^4}{30 \cdot E \cdot I_{zz}}$. Η εξίσωση, που δίνει τις κρίσεις της ελα-

$$\text{στικής γραμμής, είναι: } E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = -\frac{q \cdot (l-x)^4}{24 \cdot l} + \frac{q \cdot l^3}{24}$$

Από την εξίσωση αυτή βρίσκουμε ότι στο άκρο B ή κρίση της ελαστικής γραμμής είναι: $\Phi_B = \frac{q \cdot l^3}{24 \cdot E \cdot I_{zz}}$.

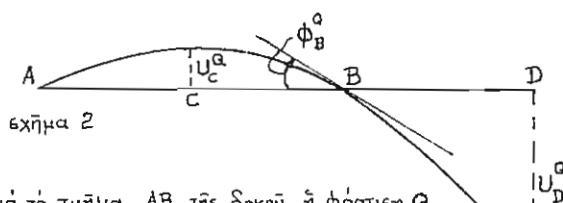
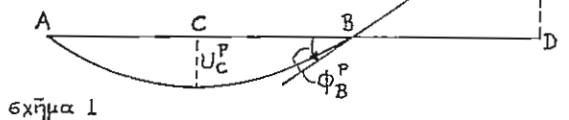
ασκήση 2



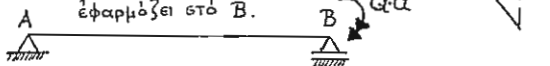
Γιά τή μονοπρόεχουσα δοκό του εχήματος νά βρεθεί ο λόγος $\frac{P}{Q}$, ώστε:

- ι) νά έχουμε μηδενική βύθιση στό C.
 ιι) νά έχουμε μηδενική βύθιση στό D.

Λύση



Γιά τό τμήμα AB τής δοκού ή φόρτιση Q ισοδυναμεί μέ ροπή $Q \cdot a$, που εφαρμόζει στό B.



- (ι) Η βύθιση στό C θά προκύψει από τήν έπιπληθία των βυθίσεων, που άφείλονται στις φορτίσεις P και Q.
 Η μορφή τής έλαστικής γραμμής τής δοκού λόγω μόνο του φορτίου P δίνεται στό διητανό εχήμα 1. Από πίνακες βρίσκουμε τή βύθιση στό μέσο άμφιέριεστης δοκού λόγω μοναχικού φορτίου, που εφαρμόζει στό μέσο τής.

$$\text{Είναι } U_C^P = \frac{P \cdot l^3}{48 \cdot E \cdot I_{zz}}$$

Η μορφή τής έλαστικής γραμμής τής δοκού λόγω μόνο του φορτίου Q δίνεται στό παραπάνω εχήμα 2. Θέλουμε νά βρούμε τή βύθιση στό μέσο τής δοκού AB λόγω του φορτίου Q. Η βύθιση αυτή είναι ίδια μέ τή βύθιση, που προκαλεί καμπτική ροπή $Q \cdot a$, που εφαρμόζει στό B. Από πίνακες βρίσκουμε τή βύθιση στό μέσο άμφιέριεστης δοκού λόγω φόρτισης μέ ροπή $Q \cdot a$ στό δεξιά ύποστήριγμα B. Είναι: $U(x) = \frac{Q \cdot a \cdot x \cdot (x^2 - l^2)}{6 \cdot l \cdot E \cdot I_{zz}}$, $0 \leq x \leq l$ και $U_C^Q = -\frac{Q \cdot a \cdot l^2}{16 \cdot E \cdot I_{zz}}$.

Γιά νά είναι μηδενική ή βύθιση στό C, θά πρέπει: $U_C^P + U_C^Q = 0 \Rightarrow$

$$\Rightarrow \frac{P \cdot l^3}{48 \cdot E \cdot I_{zz}} = \frac{Q \cdot a \cdot l^2}{16 \cdot E \cdot I_{zz}} \Rightarrow \frac{P}{Q} = \frac{3 \cdot a}{l}$$

(ιι) Η βύθιση στό D λόγω μόνο τής φόρτισης P είναι $U_D^P = \phi_B^P \cdot a =$

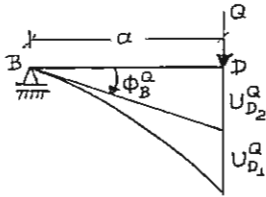
$$= -\frac{P \cdot l^2 \cdot a}{16 \cdot E \cdot I_{zz}}$$

Τή βύθιση στό D λόγω μόνο τής φόρτισης Q τή βρίσκουμε ως έξης: Θεωρούμε ότι στό B έχουμε πάκτωση. Άς είναι $U_{D \downarrow}^Q$ ή βύθιση του D λόγω του φορτίου Q, που εφαρμόζει στό άκρο τής πακτωμένης (όπως θεωρήσαμε)

Βασιλείος Α. Προφθαλίδης - Ασκήσεις Άυτοχής Υλικών

δοκού BD. Από πίνακες βρίσκουμε την βύθιση στο άκρο πακτωμένης δοκού λόγω συγκεντρωμένου φορτίου στο άκρο της. Είναι: $U_{D_1}^a = \frac{Q \cdot a^3}{3 \cdot E \cdot I_{zz}}$.

Η πραγματική στήριξη στο B είναι κλίση, επιτρέπει συνεπώς στροφή της δοκού γύρω από το B. Συγκεκριμένα λόγω της φόρτισης Q η δοκός θα στραφεί γύρω από το B κατά γωνία ϕ_B^a . Για να πάρουμε, επομένως, την πραγματική βύθιση του D λόγω Q θα πρέπει στην $U_{D_1}^a$ να προσθέσουμε και μία $U_{D_2}^a = \phi_B^a \cdot a$. Η ϕ_B^a είναι η κλίση, που παρουσιάζει η αμφιέριστη δοκός AB στο άκρο της B, όταν φορτίζεται με καμπτική ροπή $Q \cdot a$ στο άκρο B.



$$\text{Είναι: } \phi_B^a = \frac{Q \cdot a \cdot l}{3 \cdot E \cdot I_{zz}} \text{ και επομένως } U_{D_2}^a = \phi_B^a \cdot a = \frac{Q \cdot a^2 \cdot l}{3 \cdot E \cdot I_{zz}}$$

$$\text{Η συνολική βύθιση στο D λόγω Q είναι: } U_D^a = U_{D_1}^a + U_{D_2}^a = \frac{Q \cdot a^3 + Q \cdot a^2 \cdot l}{3 \cdot E \cdot I_{zz}}$$

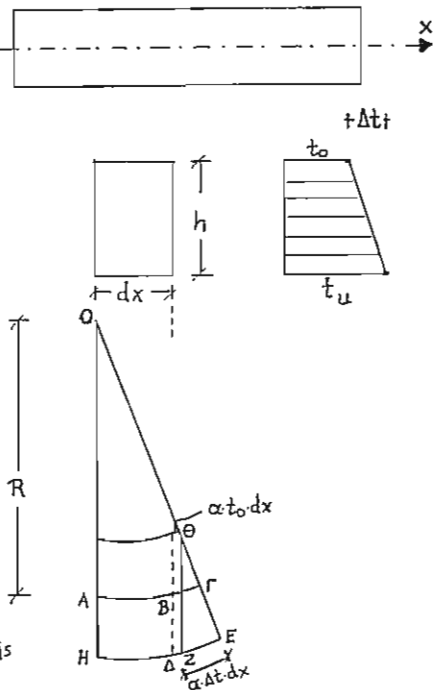
$$\text{Για να είναι μηδενική η βύθιση στο D, θα πρέπει: } U_D^p + U_D^a = 0 \Rightarrow \frac{P \cdot l^2 \cdot a}{16 \cdot E \cdot I_{zz}} = \frac{Q \cdot a^3 + Q \cdot a^2 \cdot l}{3 \cdot E \cdot I_{zz}} \Rightarrow \frac{P}{Q} = 5,33 \cdot \left(\frac{a^2}{l^2} + \frac{a}{l} \right)$$

ασκήση 3

Νά εξετασθεί η παραμόρφωση άπειρο-
στού στοιχείου και έπειτα νά συναχθεί
ή διαφορική εξίσωση της ελαστικής γραμ-
μής ευθύγραμμης δοκού, όταν αίτια της
παραμόρφωσης είναι άνομοιόμορφη μεταβο-
λή της θερμοκρασίας πάνω και κάτω ίνας
κατά $\Delta t = t_u - t_o$.

λύση

Θεωρούμε πάνω στη δοκό ένα άπειροστό κομμάτι μήκους dx . Σχεδιάζουμε το κομμάτι αυτό, όπως θα είναι μετά την παραμόρφωση της δοκού. Η πάνω ίνα του θα έπιμηκυνθεί κατά $\alpha \cdot t_o \cdot dx$, όπου α ο συντελεστής θερμικής διαστολής της δοκού. Η κάτω ίνα



αὐτοῦ τοῦ κομματιοῦ θὰ ἐπιμηκυνθεῖ κατὰ $\Delta E = \alpha \cdot t_u \cdot dx$.

Ἄς εἶναι R ἡ ἀκτῖνα καμπυλότητος τοῦ οὐδέτερου ἄξονα μετὰ τὴν παραμόρφωση. Ἔχουμε: $ZE = \Delta E - \Delta Z = \alpha \cdot t_u \cdot dx - \alpha \cdot t_0 \cdot dx = \alpha \cdot dx \cdot (t_u - t_0) = \alpha \cdot dx \cdot \Delta t$. Τὰ "τρίγωνα" $O\hat{A}B$, $\theta Z\hat{E}$ εἶναι κατὰ προσέγγιση ὅμοια. Ἀπὸ τὰ "τρίγωνα" αὐτὰ παίρνουμε $\frac{AB}{OA} = \frac{ZE}{\theta Z} \Rightarrow \frac{dx}{R} = \frac{\alpha \cdot \Delta t \cdot dx}{h} \Rightarrow \frac{1}{R} = \frac{\alpha \cdot \Delta t}{h}$

(1).

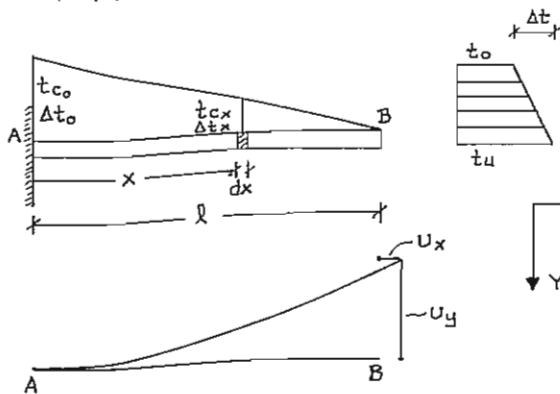
Γνωρίζουμε ὅμως ὅτι $\frac{1}{R} = -\frac{d^2 u}{dx^2}$ (2), ὅπου u οἱ βυθίσεις τοῦ

οὐδέτερου ἄξονα ἐπὶ τὴν κατεύθυνση Y . Ἀπὸ τὴν (1) καὶ (2) παίρνουμε

$$\text{ὅτι: } \frac{d^2 u}{dx^2} = -\frac{\alpha \cdot \Delta t}{h}$$

ασκηση 4

Θεωροῦμε τὸν πρόβολο τοῦ σχήματος, ὁ ὁποῖος θερμαίνεται κατὰ τὸ ἓνα ἄκρο του μὲ θερμοκρασία t_{c_0} γιὰ τὴ μέση γραμμὴ καὶ διαφορά θερμοκρασίας πάνω καὶ κάτω ἴσας Δt_0 . Ἄν ἡ μεταβολὴ θερμοκρασίας κατὰ μῆκος τοῦ προβόλου εἶναι γραμμικὴ μὲ μηδενικὴ τιμὴ ἐπὶ ἄκρο B , νὰ βρεθοῦν ἡ ὀριζόντια καὶ ἡ κατακόρυφη μετατόπιση τοῦ B .



ἄλυση

Θεωροῦμε ἓνα ἀπειροστὸ κομμάτι τοῦ προβόλου μῆκος dx ἐξ ἀπόστασης x ἀπὸ τὸ A . Ἡ μέση γραμμὴ αὐτοῦ θὰ ἐπιμηκυνθεῖ ἐπὶ τὴν διεύθυνση τοῦ ἄξονα X κατὰ μῆκος $du_x = \alpha \cdot t_{c_x} \cdot dx$, ὅπου α

ὁ συντελεστὴς θερμικῆς διαστολῆς τοῦ προβόλου, t_{c_x} ἡ θερμοκρασία τῆς μέσης γραμμῆς ἐπὶ θέση x . Εἶναι $\frac{t_{c_0}}{t_{c_x}} = \frac{l}{l-x} \Rightarrow t_{c_x} = \frac{t_{c_0} \cdot (l-x)}{l}$,

$$\text{ἐπομένως } du_x = \alpha \cdot t_{c_0} \cdot \frac{l-x}{l} \cdot dx \text{ καὶ } u_x = \int_0^l \alpha \cdot t_{c_0} \cdot \frac{l-x}{l} \cdot dx = \alpha \cdot t_{c_0} \cdot \left[x - \frac{x^2}{2l} \right]_0^l = \frac{\alpha \cdot t_{c_0} \cdot l}{2}$$

Ἄς εἶναι du_y ἡ ἐπιμήκυνση κατὰ τὸν ἄξονα Y τοῦ στοιχειώδους κομματιοῦ, ποὺ θεωρήσαμε προηγουμένως. Σύμφωνα μὲ τὴν προηγουμένη ἀσκηση

θα είναι: $\frac{d^2 u_y}{dx^2} = -\frac{\alpha \cdot \Delta t x}{h}$, όπου h το ύψος του προβόλου. Είναι:

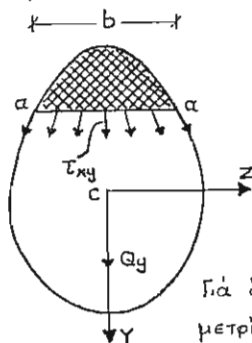
$$\frac{\Delta t_0}{\Delta t x} = \frac{l}{l-x} \Rightarrow \Delta t x = \frac{\Delta t_0 \cdot (l-x)}{l} \text{ και επομένως } \frac{d^2 u_y}{dx^2} = -\frac{\alpha \cdot \Delta t_0 \cdot (l-x)}{h \cdot l}$$

Ολοκληρώνοντας τη σχέση αυτή 2 φορές παίρνουμε:

$$u_y = -\frac{\alpha \cdot \Delta t_0}{h} \cdot \left[x^2 - \frac{x^3}{6l} \right]_0^l = -\frac{\alpha \cdot \Delta t_0 \cdot l^2}{3 \cdot h}$$

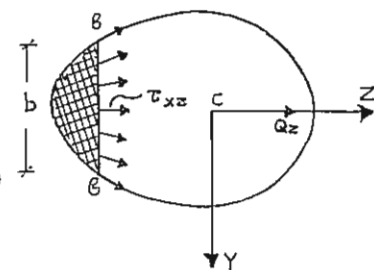
8. ΔΙΑΤΜΗΣΗ

Θα ασχοληθούμε με προβλήματα διάτμησης πλήρων διατομών, οι οποίες παρουσιάζουν άξονα συμμετρίας, παράλληλα προς τον όποιο δρά η έξωτερική φόρτιση Q .

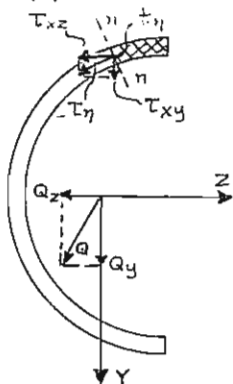


Για διατομή με άξονα συμμετρίας τον άξονα Y και με έξωτερική φόρτιση, της οποίας ο φορέας συμπίπτει με τον άξονα Y , οι διατμητικές τάσεις τ_{xy} στην τομή aa δίνονται από τον τύπο: $\tau_{xy} = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_{zz} \cdot b}$, όπου S_z η στατική ροπή του σκιαγραφημένου τμήματος ως προς τον άξονα Z .

Για διατομή με άξονα συμμετρίας τον άξονα Z και με έξωτερική φόρτιση, της οποίας ο φορέας συμπίπτει με τον άξονα Z , οι διατμητικές τάσεις τ_{xz} στην τομή bb δίνονται από τον τύπο: $\tau_{xz} = \frac{Q_z \cdot S_y}{I_{yy} \cdot b}$, όπου S_y η



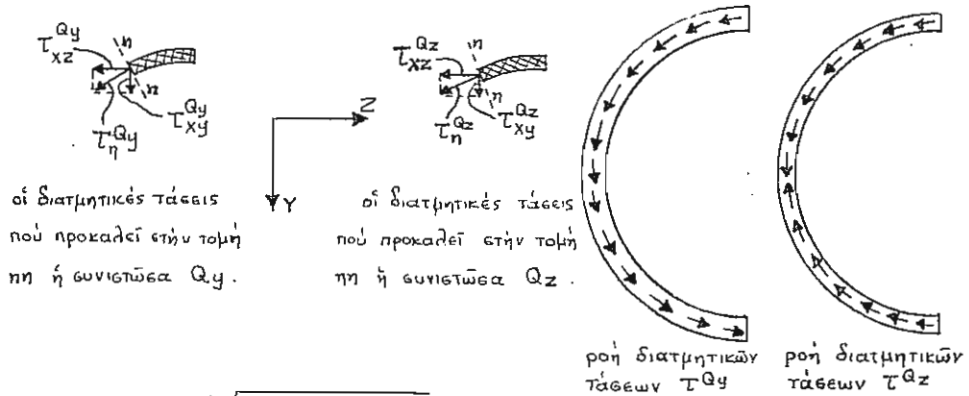
στατική ροπή του σκιαγραφημένου τμήματος ως προς τον άξονα Y .



Για λεπτότοιχες ανοιχτές διατομές μπορούμε να βρούμε τη διανομή των διατμητικών τάσεων για τυχαία μορφή της διατομής και για τυχαία έξωτερική τέμνουσα δύναμη. Ακολουθούμε την εξής πορεία. Βρίσκουμε το κύριο σύστημα αδράνειας (Y, Z) της διατομής. Αναλύουμε την έξωτερική τέμνουσα δύναμη Q σε συνιστώσες Q_y, Q_z κατά τους κύριους άξονες Y, Z αντίστοιχα. Βρίσκουμε τη διανομή των διατμητικών τάσεων λόγω της καθαρής συνιστώσας Q_y, Q_z ξεχωριστά. Έστω π.χ. η διατομή του σχήματος.

Βρίσκουμε το κύριο σύστημα αδράνειας. Αναλύουμε την εξωτερική τέμνουσα δύναμη Q σε συνιστώσες Q_y, Q_z . Στην τομή ηη οι διατμητικές τάσεις λόγω της Q_y είναι: $\tau_{\eta}^{Q_y} = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_{zz} \cdot t_{\eta}}$, όπου S_z ή στατική ροπή του εκιαχραφημένου

τμήματος ως προς τον άξονα Z . Η $\tau_{\eta}^{Q_y}$ είναι ή συνισταμένη των $\tau_{xy}^{Q_y}$ και $\tau_{xz}^{Q_y}$,



$$\text{δηλαδή: } \tau_{\eta}^{Q_y} = \sqrt{(\tau_{xy}^{Q_y})^2 + (\tau_{xz}^{Q_y})^2}$$

Αντίστοιχα οι διατμητικές τάσεις λόγω της Q_z είναι $\tau_{\eta}^{Q_z} = \frac{Q_z \cdot S_y}{I_{yy} \cdot t_{\eta}}$

όπου S_y ή στατική ροπή του εκιαχραφημένου τμήματος ως προς τον άξονα Y , και $\tau_{\eta}^{Q_z} = \sqrt{(\tau_{xy}^{Q_z})^2 + (\tau_{xz}^{Q_z})^2}$.

Η συνολική διατμητική τάση τ_{η} στην τομή ηη είναι ίση με το αλγεβρικό άθροισμα των $\tau_{\eta}^{Q_y}$ και $\tau_{\eta}^{Q_z}$, όπου στην αλγεβρική αυτή άθροιση λαμβάνεται υπό όψη ή φορά καθέμιως από τις $\tau_{\eta}^{Q_y}$ και $\tau_{\eta}^{Q_z}$.

Γιά λεπτότοιχες κλειστές διατομές μπορούμε να βρούμε τη διανομή των διατμητικών τάσεων, μόνο έφόσον ή διατομή παρουσιάζει άξονα ευμετρίας, παράλληλα προς τον όποιο δρᾶ ή εξωτερική φόρτιση (πρβλ. άσκηση 4, σελίδα 89).

Θά χρησιμοποιούμε τον τύπο $\tau = \frac{Q \cdot S}{I \cdot t}$ στις άσκήσεις χωρίς πρόσημο.

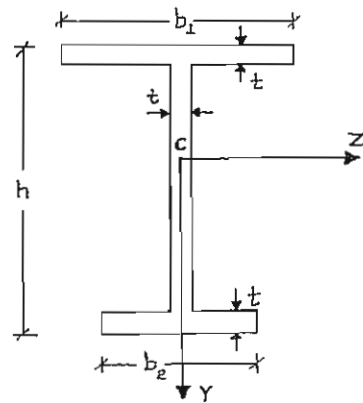
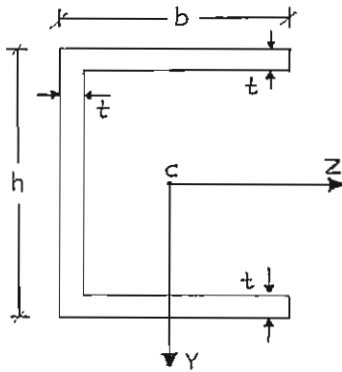
Θά σχεδιάζουμε ἄμως πάνω στη διατομή τη ροή των διατμητικών τάσεων. Προέχουμε ή ροή αυτή να είναι τέτοια, ώστε ή συνισταμένη δύναμη των διατμητικών τάσεων να δίνει την εξωτερική τέμνουσα δύναμη.

Η συνισταμένη δύναμη, που προκύπτει, αν συνδέσουμε τις διατμητικές τάσεις, περνᾶ από ένα καθορισμένο γεωμετρικό σημείο της διατομής, που λέγεται κέντρο διάτμησης. Αν ή εξωτερική τέμνουσα δύναμη δέν περνᾶ από το κέντρο διάτμησης (άλλά π.χ., περνᾶ από

τὸ κέντρο θάρους, πού γενικά δέν συμπίπτει μέ τὸ κέντρο διάτμησης), τότε ἡ διατομή καταπονεῖται ἀπό μιά πρόσθετη ροπή στρέψης, ἡ ὁποία προέρχεται ἀπό τή μεταφορά τῆς τέμνουσας δύναμης στό κέντρο διάτμησης.

Τῆ θέση τοῦ κέντρου διάτμησης τῆ θρίσκουμε ὡς ἑξῆς. Θεωροῦμε ὅτι ἡ ἔξωτερική τέμνουσα δύναμη ἐφαρμόζει στό κέντρο διάτμησης καί ἐξιχνώνουμε τή ροπή τῆς ὡς πρὸς ἓνα σημεῖο O μέ τή ροπή τῆς συνισταμένης δύναμης τῶν διατμητικῶν τάσεων ὡς πρὸς τὸ ἴδιο σημεῖο O . Ἔτσι βρίσκουμε τήν ἀπόσταση τοῦ κέντρου διάτμησης ἀπὸ τὸ O . Ἄν ὑπάρχει ἄξονας συμμετρίας, τὸ κέντρο διάτμησης θὰ θρίσκειται πάνω εἰς αὐτόν, ὅποτε θεωροῦμε διάτμηση μέ διεύθυνση διατμητικῆς δύναμης κάθετη πρὸς τὸν ἄξονα συμμετρίας. Ἐκεῖ, ὅπου ἡ συνισταμένη δύναμη τῶν διατμητικῶν τάσεων τέμνει τὸν ἄξονα συμμετρίας, εἶναι τὸ κέντρο διάτμησης. Ἄν ἔχουμε διατομή, ἡ ὁποία ἀποτελεῖται ἀπὸ εὐθύγραμμα κλάδους πού συντρέχουν εἰς ἓνα σημεῖο, τότε τὸ σημεῖο αὐτὸ εἶναι τὸ κέντρο διάτμησης τῆς διατομῆς. Τέλος εἰς τὴ συνηθισμένη περίπτωση, πού ἡ διατομή ἀποτελεῖται ἀπὸ εὐθύγραμμα κλάδους, οἱ ὅποιοι δέν συντρέχουν εἰς ἓνα σημεῖο, ἡ συνισταμένη δύναμη τῶν διατμητικῶν τάσεων κάθε κλάδου δίνεται ἀπὸ τὸ ἔμβαδὸ τοῦ διαγράμματος διατμητικῶν τάσεων κατὰ μῆκος τοῦ κλάδου.

ἄσκηση 1.

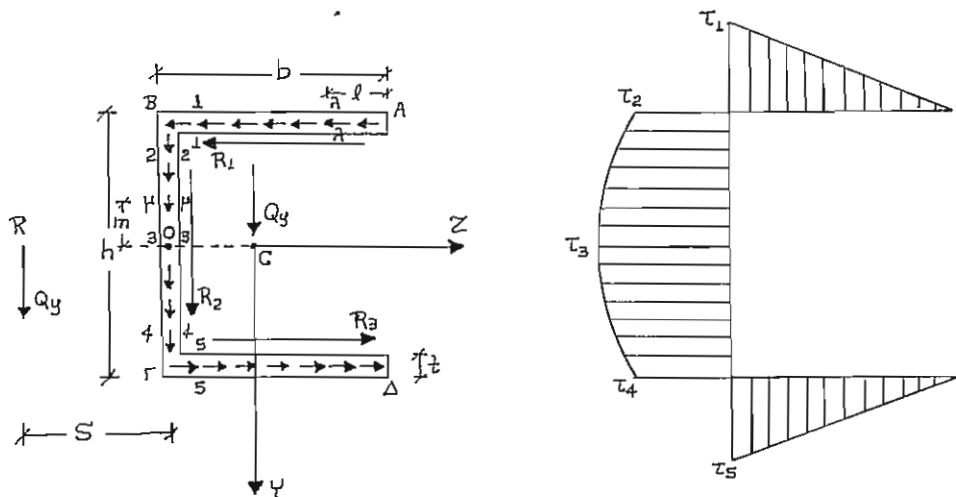


Γιά τίς λεπτόπαχες διατομές τῶν σχημάτων σταθεροῦ πάχους t , οἱ ὅποιοι φορτίζονται μέ τέμνουσα δύναμη Q , τῆς ὁποίας ὁ φορέας συμπίπτει μέ τὸν ἄξονα Y :

α. νά βρεθοῦν οἱ διατμητικές τάσεις κατὰ μῆκος τῶν ἄξόνων τῶν κλάδων. Νά σχεδιαστοῦν τὰ διαγράμματα διατμητικῶν τάσεων καί νά σημειωθεῖ ἡ ροπή τῶν τάσεων.

β. νά βρεθεῖ ἡ θέση τοῦ κέντρου διάτμησης γιὰ κάθε διατομή.

Λύση



Η ροπή αδράνειας της διατομής ως προς τον άξονα Z είναι: $I_{ZZ} = \frac{b \cdot t^3}{12} + b \cdot t \cdot \left[-\left(\frac{h}{2} - t\right) \right]^2 + \frac{t \cdot (h - 2t)^3}{12} + \frac{b \cdot t^3}{12} + b \cdot t \cdot \left(\frac{h}{2} - t\right)^2 = 2 \cdot \frac{b \cdot t^3}{12} + 2 \cdot b \cdot t \cdot \left(\frac{h}{2} - t\right)^2 + \frac{t \cdot (h - 2t)^3}{12}$.

Θά βρούμε τις διατμητικές τάσεις στις χαρακτηριστικές θέσεις της διατομής 11, 22, 33, 44, 55. Η στατική ροπή στη θέση 11 είναι: $S_{11} = b \cdot t \cdot \left(-\frac{h}{2}\right)$. Είναι επίσης $S_{11} = S_{22} = -S_{44} = -S_{55}$. Η στατική ροπή στη θέση 33 είναι: $S_{33} = b \cdot t \cdot \left(-\frac{h}{2}\right) + \frac{h}{2} \cdot t \cdot \left(-\frac{h}{4}\right) = -\frac{t \cdot h}{2} \cdot \left(b + \frac{h}{4}\right)$.

Η διατμητική τάση στη θέση 11 είναι: $\tau_1 = \frac{Q_y \cdot S_{11}}{I_{ZZ} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot \frac{b \cdot t \cdot h}{2}}{I_{ZZ} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot b \cdot h}{2 \cdot I_{ZZ}}$, όπου χρησιμοποιήσαμε τον τύπο $\frac{Q_y \cdot S_{11}}{I_{ZZ} \cdot t}$.

των διατμητικών τάσεων, χωρίς να λάβουμε υπόψη τα πρόσθετα των όρων, που υπεισέρχονται ε' αυτόν. Έτσι, λοιπόν, επειδή οι στατικές ροχές στις θέσεις 11, 22, 44, 55 είναι κατ' απόλυτη τιμή ίσες, θα έχουμε:

$$\tau_1 = \tau_2 = \tau_4 = \tau_5.$$

Η διατμητική τάση στη θέση 33 είναι: $\tau_3 = \frac{Q_y \cdot S_{33}}{I_{ZZ} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot \frac{t \cdot h}{2} \cdot \left(b + \frac{h}{4}\right)}{I_{ZZ} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot h}{I_{ZZ} \cdot 2} \cdot \left(b + \frac{h}{4}\right)$.

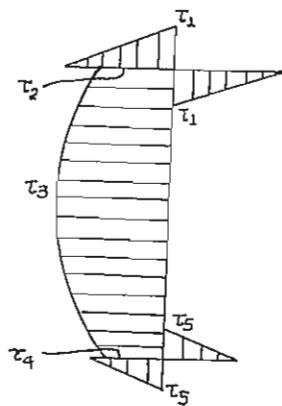
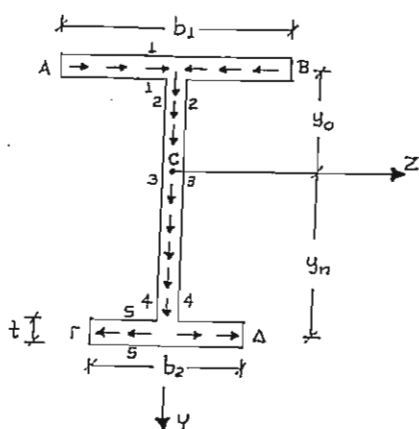
Γιά την κατασκευή του διαγράμματος διατμητικών τάσεων παρατηρούμε τα εξής. Για τους κλάδους AB και ΓΔ ή κλείουσα του διαγράμματος θα είναι ε' θέσει. Διότι στην τυχοῦσα θέση λλ αυτών των κλάδων, η στατική ροχή θα είναι συνάρτηση πρώτου βαθμού ως προς την απόσταση από τον άξονα Z $\left[S_{\lambda\lambda} = \lambda \cdot t \cdot \left(-\frac{h}{2}\right) \right]$. Για τον κλάδο ΒΓ ή κλείουσα του διαγράμματος είναι καμπύλη. Διότι στην τυχοῦσα θέση μμ αυτού του κλάδου η στατική ροχή είναι

συνάρτηση δεύτερου βαθμού ως προς την απόσταση από τον άξονα Z :

$$S_{yy} = \left[b \cdot t \cdot \left(-\frac{h}{2}\right) + \left(\frac{h}{2} \cdot m\right) \cdot t \cdot \left(\frac{h/2 - m}{2}\right) \right]$$

Θά βρούμε τη θέση του κέντρου διάτμησης. Άς είναι R_1 η συνισταμένη δύναμη των διατμητικών τάσεων στον κλάδο AB, R_2 στον κλάδο ΒΓ, R_3 στον κλάδο ΓΔ. Θεωρούμε ότι η έξωτερική τέμνουσα δύναμη Q_y εφαρμόζει στο κέντρο διάτμησης. Άς είναι S η απόσταση του κέντρου διάτμησης από το σημείο O. Η ροπή της Q_y ως προς το O θα ίσούται με το άθροισμα των ρομών των R_1, R_2, R_3 ως προς το O. Η δύναμη R_2 περνά από το O, επομένως δέν δίνει ροπή ως προς αυτό. Είναι: $R_1 = \frac{\tau_1 \cdot t \cdot b}{2} = \frac{Q_y \cdot b^2 \cdot h \cdot t}{4 \cdot I_{zz}} = R_3$.

$$\text{Θά έχουμε λοιπόν: } Q_y \cdot S = R_1 \cdot \frac{h}{2} + R_3 \cdot \frac{h}{2} \Rightarrow Q_y \cdot S = Q_y \cdot \frac{b^2 \cdot h^2 \cdot t}{4 \cdot I_{zz}} \Rightarrow S = \frac{b^2 \cdot h^2 \cdot t}{4 \cdot I_{zz}}$$



Η ροπή αδράνειας ως προς τον άξονα Z είναι :

$$I_{zz} = \frac{b_1 \cdot t^3}{12} + b_1 \cdot t \cdot (-y_0)^2 + \frac{b_2 \cdot t^3}{12} + b_2 \cdot t \cdot y_n^2 + \frac{t \cdot h^3}{12} + t \cdot h \cdot \left(y_n - \frac{h}{2}\right)^2$$

Θά βρούμε τις διατμητικές τάσεις στις χαρακτηριστικές 11, 22, 33, 44, 55.

Είναι: $S_{11} = \frac{b_1}{2} \cdot t \cdot (-y_0)$, $S_{22} = b_1 \cdot t \cdot (-y_0)$, $S_{33} = b_1 \cdot t \cdot (-y_0) + y_0 \cdot t \cdot \left(-\frac{y_0}{2}\right)$,

$S_{44} = b_2 \cdot t \cdot y_n$, $S_{55} = \frac{b_2}{2} \cdot t \cdot y_n$, και επομένως: $\tau_1 = \frac{Q_y \cdot S_{11}}{I_{zz} \cdot t} =$

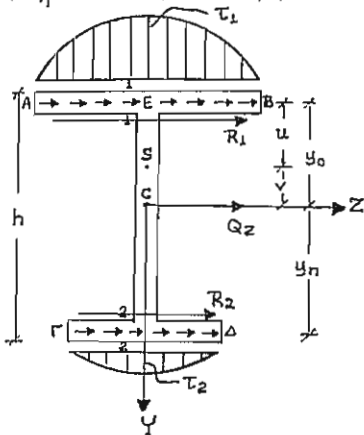
$$= \frac{Q_y \cdot \frac{b_1 \cdot t \cdot y_0}{2}}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot b_1 \cdot y_0}{2 \cdot I_{zz}}, \quad \tau_2 = \frac{Q_y \cdot S_{22}}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot b_1 \cdot t \cdot y_0}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot b_1 \cdot y_0}{I_{zz}}$$

$$\tau_3 = \frac{Q_y \cdot S_{33}}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot \left[b_1 \cdot t \cdot y_0 + y_0 \cdot t \cdot \frac{y_0}{2} \right]}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot y_0}{I_{zz}} \cdot \left(b_1 + \frac{y_0}{2} \right), \quad \tau_4 = \frac{Q_y \cdot S_{44}}{I_{zz} \cdot t} =$$

$$= \frac{Q_y \cdot b_2 \cdot t \cdot y_n}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot b_2 \cdot y_n}{I_{zz}}, \quad \tau_5 = \frac{Q_y \cdot S_{55}}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot \frac{b_2 \cdot t \cdot y_n}{2}}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q_y \cdot b_2 \cdot y_n}{2 \cdot I_{zz}}$$

Κατά τη σχεδίαση της ροής των διατμητικών τάσεων προσέχουμε, ώστε η συνισταμένη δύναμη των διατμητικών τάσεων να δίνει την εξωτερική τέμνουσα δύναμη, που δρα κατά τον άξονα Υ.

Θά βρούμε τη θέση του κέντρου διάτμησης. Ήπειδή η διατομή έχει άξονα ευκμετρίας τον άξονα Υ, το κέντρο διάτμησης θά βρίσκεται πάνω σ' αυτόν. Θά πρέπει, λοιπόν, να θεωρήσουμε διάτμηση με διεύθυνση διατμητικής δύναμης κάθετη προς τον άξονα Υ, διότι θεωρώντας διάτμηση κατά τον άξονα Υ το μόνο που εξασφαλίζουμε είναι ότι το κέντρο διάτμησης θά βρίσκεται πάνω σ' αυτόν. Άλλωστε το κέντρο διάτμησης είναι ένα γεωμετρικό χαρακτηριστικό της διατομής.



Θεωρούμε, λοιπόν, ότι η διατομή καταπονείται με δύναμη Q_z . Οι διατμητικές τάσεις λόγω Q_z είναι:

$$\tau = \frac{Q_z \cdot S_y}{I_{yy} \cdot t}, \text{ όπου η ροπή αδράνειας } I_{yy} \text{ είναι:}$$

$$I_{yy} = \frac{b_1^3 \cdot t}{12} + \frac{b_2^3 \cdot t}{12} + \frac{t^3 \cdot (h-2t)}{12}.$$

Η στατική ροπή S_y είναι μηδενική στις θέσεις Α, Β, Γ, Δ και σε όλα τα σημεία του κορμού της διατομής. Επομένως μηδενική είναι και η διατμητική τάση σ' όλες αυτές τις θέσεις. Στις θέσεις 11 και 22 έχουμε:

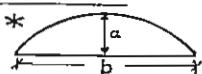
$$S_{11} = \frac{b_1}{2} \cdot t \cdot \left(-\frac{b_1}{4}\right) = -\frac{b_1^2 \cdot t}{8},$$

$$S_{22} = \frac{b_2}{2} \cdot t \cdot \left(-\frac{b_2}{4}\right) = -\frac{b_2^2 \cdot t}{8}, \text{ οπότε: } \tau_1 = \frac{Q_z \cdot S_{11}}{I_{yy} \cdot t} = \frac{Q_z \cdot \frac{b_1^2 \cdot t}{8}}{I_{yy} \cdot t} = \frac{Q_z \cdot b_1^2}{8 \cdot I_{yy}},$$

$$\tau_2 = \frac{Q_z \cdot S_{22}}{I_{yy} \cdot t} = \frac{Q_z \cdot \frac{b_2^2 \cdot t}{8}}{I_{yy} \cdot t} = \frac{Q_z \cdot b_2^2}{8 \cdot I_{yy}}.$$

Με βάση τις τιμές αυτές σχεδιάζουμε για τα πέλματα ΑΒ και ΓΔ τη ροή των διατμητικών τάσεων (που πρέπει να είναι τέτοια, ώστε η συνισταμένη δύναμη των διατμητικών τάσεων να δίνει την εξωτερική τέμνουσα Q_z) και χαράζουμε τα διαγράμματα διατμητικών τάσεων (των οποίων οι κλίσεις είναι παραβολές). Η συνισταμένη δύναμη R_1 των διατμητικών τάσεων για το πέλμα ΑΒ δίνεται από το έμβαδο του διαγράμματος διατμητικών τάσεων κατά μήκος αυτού του πέλματος,* άρα: $R_1 = \frac{2}{3} \cdot b_1 \cdot \tau_1 \cdot t = \frac{Q_z \cdot b_1^3 \cdot t}{12 \cdot I_{yy}}$. Ομοίως προκύπτει: $R_2 = \frac{Q_z \cdot b_2^3 \cdot t}{12 \cdot I_{yy}}$.

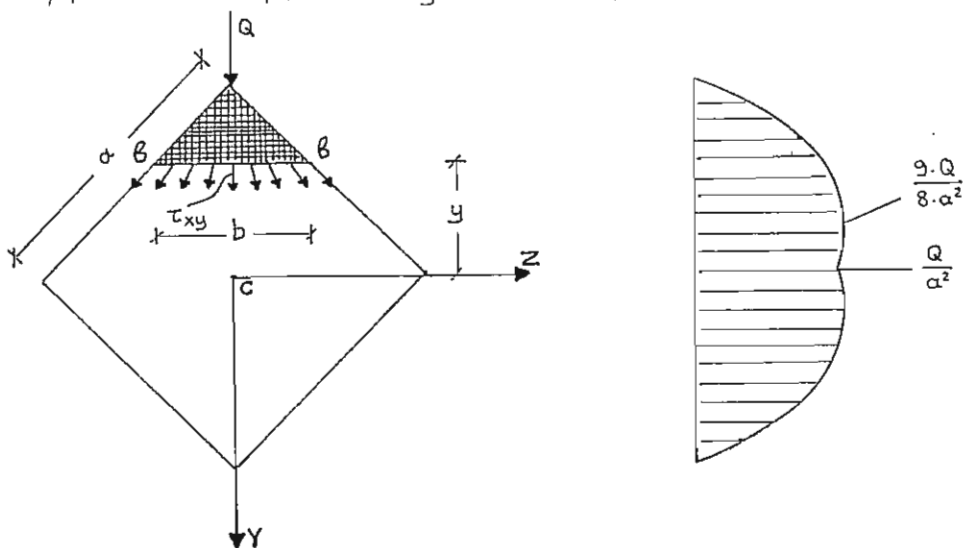
*Ας είναι S η θέση του κέντρου διάτμησης. Θεωρούμε ότι η εξωτερική τέμνουσα δύναμη Q_z εφαρμόζει στο S . Παίρνοντας ροπές ως προς E έχουμε: $Q_z \cdot u = R_2 \cdot h \Rightarrow Q_z \cdot u = \frac{Q_z \cdot b_2^3 \cdot h \cdot t}{12 \cdot I_{yy}} \Rightarrow u = \frac{b_2^3 \cdot h \cdot t}{12 \cdot I_{yy}}$, οπότε: $v = y_0 - u = y_0 - \frac{b_2^3 \cdot h \cdot t}{12 \cdot I_{yy}}$.



Ο τύπος του έμβαδου παραβολής είναι $E = \frac{2}{3} \cdot a \cdot b$

ασκηση 2

θεωρούμε δοκό τετραγωνικής διατομής πλευράς a , η οποία φορτίζεται με εξωτερική τέμνουσα δύναμη κατά μία διαγώνιά της. Νά μελετηθεί η διανομή των διατμητικών τάσεων και νά σχεδιασθεί η καμπύλη κατανομής τους κατά μήκος του ύψους της διατομής.



θεωρούμε ότι η εξωτερική τέμνουσα δύναμη δρα κατά μήκος του άξονα Y . Τότε ο άξονας Z είναι η ουδέτερη γραμμή στην τομή $\theta\theta$ της διατομής οι διατμητικές τάσεις τ_{xy} θα είναι: $\tau_{xy} = \frac{Q \cdot S_z}{I_{zz} \cdot b}$, όπου I_{zz} η ροπή

αδράνειας της διατομής ως προς τον άξονα Z και S_z η στατική ροπή του εκιαγραφημένου τμήματος ως προς τον άξονα Z . Είναι: $I_{zz} = \frac{a^4}{12}$ και

$$S_z = \frac{1}{2} \cdot b \cdot \left(\frac{a\sqrt{2}}{2} - y \right) \cdot \left[y + \frac{1}{3} \cdot \left(\frac{a\sqrt{2}}{2} - y \right) \right] = \frac{b}{2} \cdot \frac{a\sqrt{2} - 2y}{2} \cdot \frac{4y + a\sqrt{2}}{6} =$$

$$= \frac{b \cdot (a\sqrt{2} - 2y) \cdot (4y + a\sqrt{2})}{24}, \text{ επομένως } \tau_{xy} = \frac{Q \cdot b \cdot (a\sqrt{2} - 2y) \cdot (4y + a\sqrt{2})}{24 \cdot \frac{a^4}{12} \cdot b} =$$

$$= \frac{Q \cdot (a\sqrt{2} - 2y) \cdot (4y + a\sqrt{2})}{2 \cdot a^4}$$

$$\text{Έχουμε: } \frac{d\tau_{xy}}{dy} = 0 \Rightarrow -2 \cdot (4y + a\sqrt{2}) + 4 \cdot (a\sqrt{2} - 2y) = 0 \Rightarrow y = \frac{a\sqrt{2}}{8}$$

δηλαδή για $y = \frac{a\sqrt{2}}{8}$ παίρνουμε τη μέγιστη τ_{xy} και $\tau_{xy \max} = \frac{9 \cdot Q}{8 \cdot a^2}$.

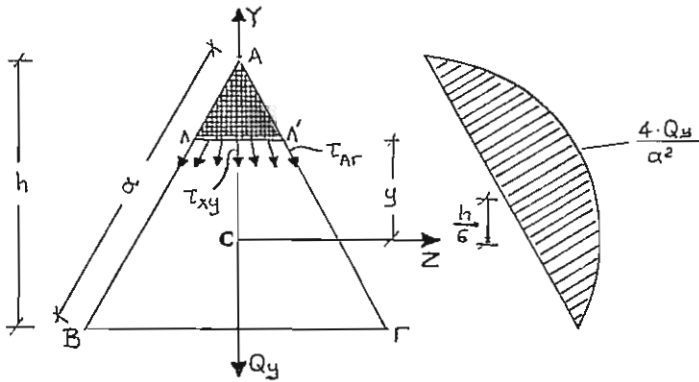
Επίσης για $y = 0$ έχουμε $\tau_{xy} = \frac{Q}{a^2}$.

ασκήση 3

Θεωρούμε δοκό με διατομή ΑΒΓ σχήματος ισοπλευρού τριγώνου. Η δοκός φορτίζεται με έξωτερική τέμνουσα δύναμη, η οποία δρα κατά τον άξονα συμμετρίας της διατομής.

α. Να γίνει το διάγραμμα διατμητικών τάσεων κατά μήκος της ΑΓ. Να βρεθεί η θέση, στην οποία η διατμητική τάση παρουσιάζει μέγιστη τιμή και να υπολογιστεί η μέγιστη αυτή τιμή.

β. Αν υπήρχε και συνιστώσα Q_z της διατμητικής δύναμης, πώς μπορούμε να προσδιορίσουμε και τις διατμητικές τάσεις λόγω της Q_z ;



Λύση

Θεωρούμε σύστημα άξονων (Y, Z) με άξονα Y τον άξονα συμμετρίας της διατομής. Θεωρούμε ότι η έξωτερική φόρτιση δρα κατά τον άξονα Y . Θα βρούμε τις διατμη-

τικές τάσεις τ_{xy} κατά μήκος του ύψους της διατομής και θα υπολογίσουμε τις τάσεις κατά μήκος της ΑΓ, τ_{AG} , από τη σχέση $\tau_{AG} = \frac{\tau_{xy}}{\cos 30^\circ}$.

Στη θέση $ΛΛ'$ της διατομής οι διατμητικές τάσεις τ_{xy} είναι:

$$\tau_{xy} = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_{zz} \cdot \Lambda\Lambda'}$$

άξονα Z και S_z η στατική ροπή του εκτεταμένου τμήματος ως προς τον άξονα Z . Είναι: $I_{zz} = \frac{a \cdot h^3}{36}$, όπου h το ύψος του ισοπλευρού

τριγώνου. Το ύψος του τριγώνου $ΑΛΛ'$ είναι $\frac{2}{3} \cdot h - y$, όπου y η απόσταση του $ΛΛ'$ από τον άξονα Z . Επίσης: $\frac{\Lambda\Lambda'}{a} = \frac{\frac{2}{3} \cdot h - y}{h} \Rightarrow \frac{\Lambda\Lambda'}{a} = \frac{\frac{2}{3} \cdot h - y}{\frac{a \cdot \sqrt{3}}{2}}$

$$\Rightarrow \Lambda\Lambda' = \frac{2}{\sqrt{3}} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y \right). \text{ Το έμβαδό, λοιπόν, } (ΑΛΛ') \text{ είναι:}$$

$(ΑΛΛ') = \frac{1}{2} \cdot \frac{2}{\sqrt{3}} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y \right) \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y \right)$. Η απόσταση του κέντρου βάρους του τριγώνου $ΑΛΛ'$ από τον άξονα Z είναι: $\frac{1}{3} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y \right) + y = \frac{2}{9} \cdot h + \frac{2}{3} \cdot y$. Η στατική, λοιπόν, ροπή S_z είναι:

$S_z = \frac{1}{\sqrt{3}} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y\right)^2 \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h + \frac{2}{3} \cdot y\right)$ και οι διατμητικές τάσεις τ_{xy} θα είναι :

$$\tau_{xy} = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_{zz} \cdot \Delta \lambda'} = \frac{Q_y \cdot \frac{1}{\sqrt{3}} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y\right)^2 \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h + \frac{2}{3} \cdot y\right)}{\frac{\alpha \cdot h^3}{36} \cdot \frac{2}{\sqrt{3}} \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y\right)} = \frac{18 \cdot Q_y \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h - y\right) \cdot \left(\frac{2}{3} \cdot h + \frac{2}{3} \cdot y\right)}{\alpha \cdot h^3}$$

$$\Rightarrow \tau_{xy} = \frac{2}{3} \cdot \frac{Q_y (2h - 3y) \cdot (2h + 6y)}{\alpha \cdot h^3}$$

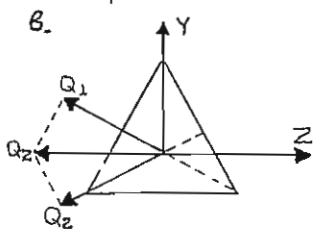
Τη μέγιστη τ_{xy} την παίρνουμε για $\frac{d\tau_{xy}}{dy} = 0 \Rightarrow$

$$\Rightarrow -3 \cdot (2h + 6y) + 6 \cdot (2h - 3y) = 0 \Rightarrow y = \frac{h}{6} \text{ και είναι } \tau_{xy \text{ max.}} = \frac{3 \cdot Q_y}{\alpha \cdot h}$$

Η μέγιστη τάση κατά μήκος της ΑΓ είναι $\tau_{AG \text{ max.}} = \frac{3 \cdot Q_y}{\alpha \cdot h} \cdot \frac{1}{\cos 30^\circ} =$

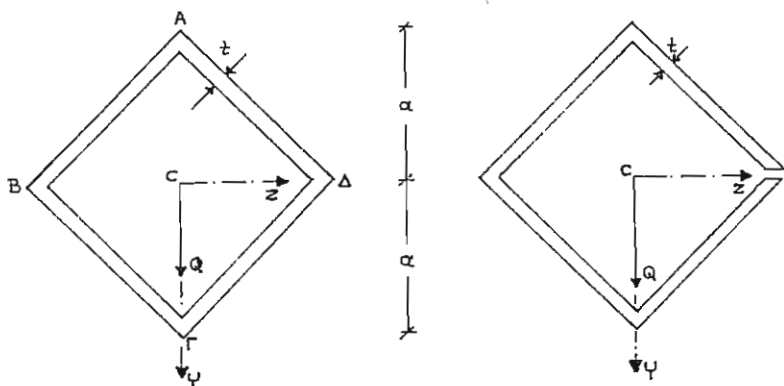
$$= \frac{3 \cdot Q_y}{\alpha \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{3}}{2}} \cdot \frac{2}{\sqrt{3}} \Rightarrow \tau_{AG \text{ max.}} = \frac{4 \cdot Q_y}{\alpha^2} \text{ . Στις θέσεις Α και Γ ή στατική}$$

ροπή είναι μηδενική, επομένως και οι διατμητικές τάσεις στις θέσεις αυτές θα είναι μηδενικές.



Στήν περίπτωση αυτή ο άξονας Z δεν είναι άξονας συμμετρίας, επομένως δεν μπορούμε να υπολογίσουμε απ' ευθείας τις διατμητικές τάσεις λόγω της Q_z . Αναλύουμε, λοιπόν, την Q_z σε συνιστώσες Q_1, Q_2 κατά 2 άξονες συμμετρίας της διατομής και αναγόμεστε πιά σε γνωστό πρόβλημα (προδιορισμός των διατμητικών τάσεων λόγω των Q_1, Q_2 , με βάση τους γνωστούς τύπους).

ασκηση 4



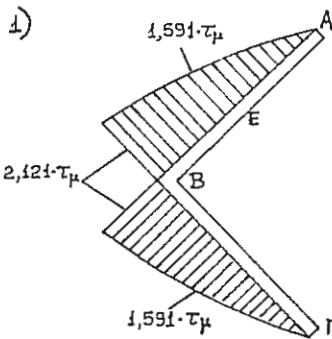
1) Η κλειστή λεπτόπαχη διατομή του άριστερου σχήματος καταπονείται με τέμνουσα δύναμη Q. Να βρεθούν τα διαγράμματα διατμητικών τάσεων.

2) Αν στη διατομή υπάρχει λεπτή σχισμή (δεξιό σχήμα), να βρεθούν :

α. τὰ διαγράμματα διατμητικῶν τάσεων, πού ἀφείλονται ἐπὶ τὴν τέμνουσα δύναμη Q .

β. τὸ κέντρο διάτμησης καὶ ἡ πρόσθετη ροπή στρέψης, πού καταπονεῖ τὴν διατομή.

Λύση



Θεωροῦμε ὅτι κόβουμε τὴν διατομήν γὰρ σημεῖα A καὶ Γ καὶ ὅτι τὴν χωρίζουμε εἰς 2 τμήματα τὰ $AB\Gamma$, $A\Delta\Gamma$. Σὲ καθένα ἀπὸ τὰ τμήματα αὐτὰ ἐνεργεῖ τέμνουσα δύναμη ἴση μὲ $\frac{Q}{2}$. Θὰ βροῦμε τὸ διάγραμμα τῶν διατμητικῶν τάσεων μόνο γιὰ τὸ ἀριστερὸ τμήμα $AB\Gamma$. Λόγω συμμετρίας θὰ ἔχουμε ἴδιο διάγραμμα καὶ ἐπὶ δεξιὸ τμήμα $A\Delta\Gamma$. Γιὰ τὸν κλάδο AB θὰ βροῦμε τίς διατμητικές τάσεις γὰρ σημεῖα A , B καὶ ἐπὶ μέσο E τῆς AB .

Λόγω συμμετρίας θὰ ἐπιπαρατῶν ἴδιες διατμητικές τάσεις καὶ γὰρ ἀντίστοιχα σημεῖα τοῦ κλάδου $B\Gamma$. Θὰ ὑπολογίσουμε τίς διατμητικές τάσεις συναρτήσας τῆς μέσης τιμῆς $\tau_{\mu} = \frac{Q}{A}$, ὅπου A τὸ ἔμβαδὸ δολομῆρης τῆς λεπτόπαχης διατομῆς. Εἶναι:

$$A = 4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2} \Rightarrow \tau_{\mu} = \frac{Q}{4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2}}$$

Ἡ ροπή ἀδράνειας τῆς διατομῆς ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z εἶναι:

$$I_{ZZ}^{AB\Gamma} = 2 \cdot \left[\frac{t \cdot \sqrt{2} \cdot \alpha^3}{12} + \frac{t \cdot \sqrt{2} \cdot \alpha \cdot \alpha^2}{4} \right] = \frac{2 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^3}{3} \quad \text{Στὴ θέση } A \text{ ἡ στατική}$$

ροπή ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z εἶναι μηδενική, ἐπομένως $\tau_A = \frac{\frac{Q}{2} \cdot S_A}{I_{ZZ} \cdot t} = 0$.

Στὴ θέση E ἡ στατική ροπή εἶναι: $S_E = \frac{t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2}}{2} \cdot \left(-\frac{3 \cdot \alpha}{4} \right) = -\frac{3 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^2}{8}$

καὶ ἐπομένως ἡ διατμητικὴ τάση θὰ εἶναι: $\tau_E = \frac{\frac{Q}{2} \cdot S_E}{I_{ZZ} \cdot t} =$

$$= \frac{\frac{Q}{2} \cdot \frac{3 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^2}{8}}{\frac{2 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^3}{3} \cdot t} = \frac{9 \cdot Q}{32 \cdot \alpha \cdot t} \quad \text{καὶ ἀντικαθιστώντας ἐπὶ τὴν τελευταία τὴν τιμὴν}$$

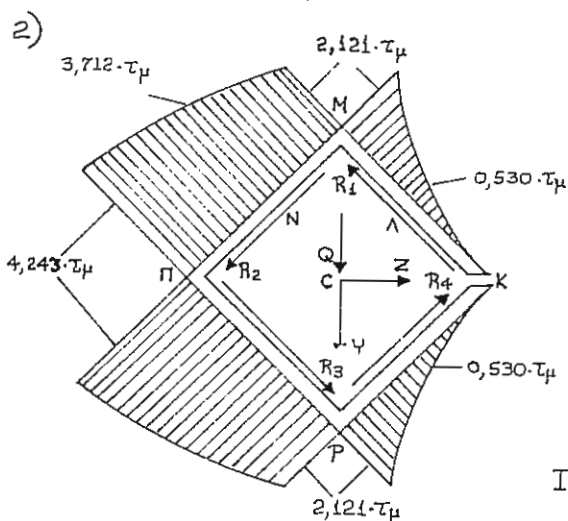
τῆς Q συναρτήσας τῆς τ_{μ} προκύπτει: $\tau_E = \frac{9}{32} \cdot \frac{4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_{\mu}}{\alpha \cdot t} = \frac{9 \cdot \sqrt{2}}{8} \cdot \tau_{\mu} = 1,591 \cdot \tau_{\mu}$.

Στὴ θέση B ἡ στατικὴ ροπή εἶναι: $S_B = t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2} \cdot \left(-\frac{\alpha}{2} \right) = -\frac{\sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^2}{2}$

καὶ ἐπομένως: $\tau_B = \frac{\frac{Q}{2} \cdot S_B}{I_{ZZ} \cdot t} = \frac{\frac{Q}{2} \cdot \frac{\sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^2}{2}}{\frac{2 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^3}{3} \cdot t} = \frac{3 \cdot Q}{8 \cdot \alpha \cdot t} = \frac{3}{8} \cdot \frac{4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_{\mu}}{\alpha \cdot t} = \frac{3 \cdot \sqrt{2}}{2} \cdot \tau_{\mu} = 2,121 \cdot \tau_{\mu}$.

* Δὲν λαμβάνουμε ὑπ'ὄψην τὸ πρόσημο τῆς στατικῆς ροπῆς.

Με βάση τις τιμές αυτές χαράζουμε το διάγραμμα διατμητικών τάσεων.



α. Έχουμε τώρα να μελετήσουμε μία λεπτόπαχη ανοιχτή διατομή. Θα βρούμε το διάγραμμα διατμητικών τάσεων μόνο στο τμήμα ΚΜΠ της διατομής. Λόγω συμμετρίας θα έχουμε ίδιο διάγραμμα και στο τμήμα ΚΡΠ.

Θεωρούμε ότι η εσχισμή είναι πολύ λεπτή, οπότε η ροπή αδράνειας I_{zz} της λεπτόπαχης ανοιχτής διατομής είναι:

$$I_{zz} = 4 \cdot \left[\frac{t\sqrt{2} \cdot a^3}{12} + \frac{t\sqrt{2} \cdot a \cdot a^2}{4} \right] = \frac{4\sqrt{2} \cdot t \cdot a^3}{3}$$

Στη θέση Κ η στατική ροπή ως προς τον άξονα Ζ είναι μηδενική, επομένως είναι μηδενική και η διατμητική τάση στη θέση αυτή, $\tau_K = 0$.
Στη θέση Λ η στατική ροπή είναι: $S_\Lambda = \frac{t \cdot a \cdot \sqrt{2}}{2} \cdot \left(-\frac{a}{4}\right)$ και επομένως

$$\tau_\Lambda = \frac{Q \cdot S_\Lambda}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q \cdot \frac{t \cdot a^2 \cdot \sqrt{2}}{8}}{\frac{4\sqrt{2} \cdot t \cdot a^3}{3} \cdot t} = \frac{3}{32} \cdot \frac{Q}{a \cdot t}$$

Αντιαδιστώντας στην τελευταία

τιμή της Q συναρτήσει της τ_μ προκύπτει $\tau_\Lambda = \frac{3}{32} \cdot \frac{4 \cdot t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_\mu}{a \cdot t} = \frac{3\sqrt{2}}{8} \cdot \tau_\mu = 0,530 \cdot \tau_\mu$.

Εντέλως όμοια βρίσκουμε ότι για τη θέση Μ είναι: $S_M = t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \left(-\frac{a}{2}\right)$

$$\text{και } \tau_M = \frac{Q \cdot S_M}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q \cdot \frac{t \cdot a^2 \cdot \sqrt{2}}{2}}{\frac{4\sqrt{2} \cdot t \cdot a^3}{3} \cdot t} = \frac{3}{8} \cdot \frac{Q}{t \cdot a} = \frac{3}{8} \cdot \frac{4 \cdot t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_\mu}{t \cdot a} = \frac{3\sqrt{2}}{2} \cdot \tau_\mu =$$

$$= 2,121 \cdot \tau_\mu$$

Για τη θέση Ν θα έχουμε $S_N = t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \left(-\frac{a}{2}\right) + t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \left(-\frac{3a}{4}\right) =$

$$= -\frac{7\sqrt{2}}{8} \cdot t \cdot a^2, \text{ οπότε } \tau_N = \frac{Q \cdot S_N}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q \cdot \frac{7\sqrt{2}}{8} \cdot t \cdot a^2}{\frac{4\sqrt{2} \cdot t \cdot a^3}{3} \cdot t} = \frac{21}{32} \cdot \frac{Q}{a \cdot t} =$$

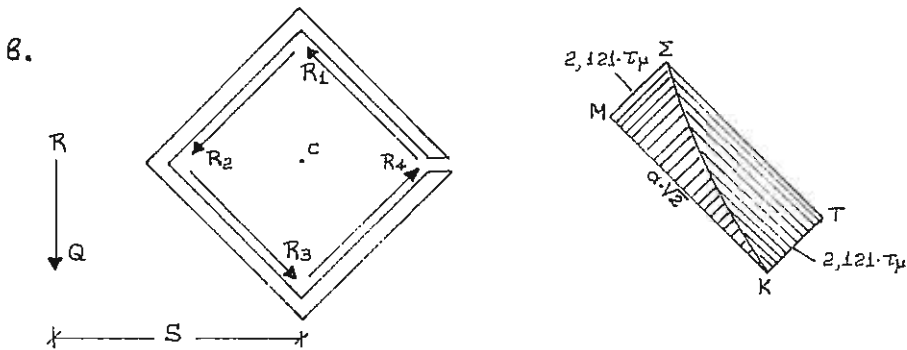
$$= \frac{21}{32} \cdot \frac{4 \cdot t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_\mu}{a \cdot t} = \frac{21\sqrt{2}}{8} \cdot \tau_\mu = 3,712 \cdot \tau_\mu$$

Τέλος για τη θέση π θα είναι $S_{\pi} = 2 \cdot \left[t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \left(-\frac{a}{2} \right) \right]$ και επομένως η διατμητική τάση είναι :

$$\tau_{\pi} = \frac{Q \cdot S_{\pi}}{I_{zz} \cdot t} = \frac{Q \cdot t \cdot a^2 \cdot \sqrt{2}}{4 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot a^3 \cdot t} = \frac{3}{4} \cdot \frac{Q}{a \cdot t} = \frac{3}{4} \cdot \frac{4 \cdot t \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_{\mu}}{a \cdot t} = 3 \cdot \sqrt{2} \cdot \tau_{\mu}$$

$$= 4,243 \tau_{\mu}$$

Με βάση τις παραπάνω τιμές χαράζουμε το διάγραμμα διατμητικών τάσεων.



Θα βρούμε πρώτα τη συνισταμένη δύναμη των διατμητικών τάσεων. Η συνισταμένη αυτή δύναμη για κάθε κλάδο δίνεται από το έμβαδο του διαγράμματος των διατμητικών τάσεων. Για τον κλάδο, λοιπόν, KM έχουμε ότι η αριθμητική τιμή της συνισταμένης δύναμης R_1 είναι ίση με :

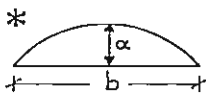
$$t \cdot \left[(KM\tau) - (K\tau) \right] = t \cdot \left(a \cdot \sqrt{2} \cdot 2,121 \cdot \tau_{\mu} - \frac{2}{3} \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot 2,121 \cdot \tau_{\mu} \right) = 1,0 \cdot t \cdot a \cdot \tau_{\mu} .$$

Η συνισταμένη δύναμη R_2 έχει αριθμητική τιμή ίση με :

$$t \cdot \left(a \cdot \sqrt{2} \cdot 2,121 \cdot \tau_{\mu} + \frac{2}{3} \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot 2,121 \cdot \tau_{\mu} \right) = 5,0 \cdot t \cdot a \cdot \tau_{\mu} .$$

Η αριθμητική τιμή της συνισταμένης δύναμης R_3 είναι ίση με την τιμή της δύναμης R_2 και η αριθμητική τιμή της δύναμης R_4 είναι ίση με την τιμή της δύναμης R_1 .

Επειδή η διατομή έχει άξονα συμμετρίας τον άξονα Z , το κέντρο



Ο τύπος του έμβαδου παραβολής είναι : $E = \frac{2}{3} \cdot b \cdot \alpha$. Βέβαια το $K\tau$ ίσοται με το μισό μιάς παραβολής με βάση $2 \cdot (\Sigma\tau)$ και ύψος $(K\tau)$. Έτσι θα ήταν εσωτέρο να γράφαμε : $(K\tau) = \frac{1}{2} \cdot \left[\frac{2}{3} \cdot 2 \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot 2,121 \cdot \tau_{\mu} \right] = \frac{2}{3} \cdot a \cdot \sqrt{2} \cdot 2,121 \cdot \tau_{\mu} .$

διάτμησης θα βρίσκεται πάνω στον άξονα Z. Άς είναι s η απόσταση του κέντρου διάτμησης R, από το κέντρο θάρους C της διατομής. Θεωρούμε ότι η έξωτερική τέμνουσα δύναμη εφαρμόζει στο κέντρο διάτμησης R. Παίρνοντας ροές ως προς το C έχουμε :

$$Q \cdot s = 2 \cdot R_1 \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{2}}{2} + 2 \cdot R_2 \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{2}}{2} \Rightarrow Q \cdot s = 2 \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{2}^2}{2} \cdot (1+5) \cdot t \cdot \alpha \cdot \tau_{\mu} \Rightarrow$$

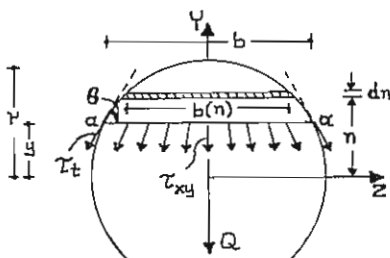
$$\Rightarrow s = \frac{6 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^2 \cdot \tau_{\mu}}{Q} = \frac{6 \cdot \sqrt{2} \cdot t \cdot \alpha^2 \cdot \tau_{\mu}}{\tau_{\mu} \cdot 4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2}} = 1,5 \cdot \alpha, \text{ διότι } \tau_{\mu} = \frac{Q}{4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2}}$$

Όταν, λοιπόν, η έξωτερική τέμνουσα δύναμη εφαρμόζει στο κέντρο διάτμησης R, η διατομή δεν καταπονείται από στρεπτική ροπή. Δεδομένου όμως ότι η έξωτερική τέμνουσα δύναμη Q εφαρμόζει στο κέντρο θάρους C της διατομής, αυτή θα καταπονείται επιπρόσθετα από μία ροπή στρέψης $M_s = Q \cdot s = \tau_{\mu} \cdot 4 \cdot t \cdot \alpha \cdot \sqrt{2} \cdot 1,5 \cdot \alpha =$
 $= 8,49 \cdot t \cdot \alpha^2 \cdot \tau_{\mu}.$

ασκηση 5

Θεωρούμε δοκό κυκλικής διατομής ακτίνας r, η οποία φορτίζεται με έξωτερική τέμνουσα δύναμη Q κατά τη διεύθυνση μιάς διαμέτρου της. Να μελετηθεί η διανομή των διατμητικών τάσεων.

Λύση



Οι διατμητικές τάσεις τ_{xy} στην τομή α-α θα προκύψουν από τη σχέση $\tau_{xy} = \frac{Q \cdot S_z}{I_{zz} \cdot b}$, όπου S_z

είναι η στατική ροπή ως προς Z του τμήματος της επιφάνειας του κύκλου, που βρίσκεται πάνω από την α-α. Για να υπολογίσουμε την S_z θεωρούμε σε απόσταση η από τον άξονα Z μία στοιχειώδη λωρίδα πάχους dn.

Το πάχος της στοιχειώδους αυτής λωρίδας είναι

$b(\eta) = 2 \cdot \sqrt{r^2 - \eta^2}$, επομένως η στατική ροπή ως προς Z της λωρίδας αυτής είναι $S_{\eta} = 2 \cdot \eta \cdot \sqrt{r^2 - \eta^2} \cdot dn$. Η S_z θα προκύψει ολοκληρώνοντας την S_{η} μεταξύ y και r, οπότε $S_z = \int_y^r 2 \cdot \eta \cdot \sqrt{r^2 - \eta^2} \cdot dn = - \int_y^r \sqrt{r^2 - \eta^2} \cdot d(r^2 - \eta^2) = \frac{2}{3} (r^2 - y^2)^{3/2}$. Είναι επί-

σης $I_{zz} = \frac{\pi \cdot r^4}{4}$. Οι διατμητικές τάσεις, λοιπόν, τ_{xy} είναι :

$$\tau_{xy} = \frac{Q \cdot \frac{2}{3} (r^2 - y^2)^{3/2}}{\frac{\pi \cdot r^4}{4} \cdot b} = \frac{8}{3} \cdot \frac{Q (r^2 - y^2)^{3/2}}{\pi \cdot b \cdot r^4}$$

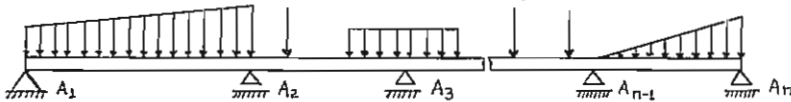
Η μέγιστη τ_{xy} θα προκύψει για $y=0$, οπότε η αντίστοιχη τιμή του b είναι $b=2r$, και $\tau_{xy \max} = \frac{g}{3} \cdot \frac{Q \cdot (r^2)^{3/2}}{\pi \cdot 2r \cdot r^4} = \frac{4}{3} \cdot \frac{Q}{r^2}$.

Οι διατμητικές τάσεις τ_t κατά μήκος του περιγράμματος της διατομής θα βρεθούν από τη σχέση $\tau_t = \frac{\tau_{xy}}{\sin \theta}$, όπου $\sin \theta = \frac{b/2}{r} = \frac{\sqrt{r^2 - y^2}}{r}$, οπότε

$$\tau_t = \frac{g}{3} \cdot \frac{Q \cdot (r^2 - y^2)^{3/2}}{\pi \cdot b \cdot r^4} \cdot \frac{r}{\sqrt{r^2 - y^2}} = \frac{g}{3} \cdot \frac{Q \cdot (r^2 - y^2)}{\pi \cdot b \cdot r^3}$$

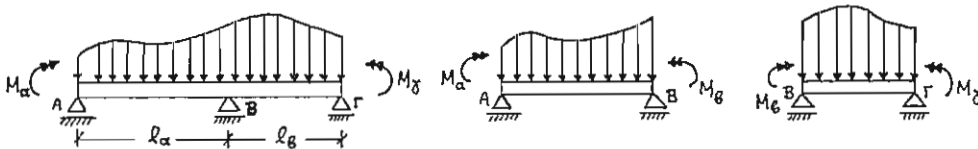
Δ. ΕΞΙΣΩΣΗ CLAREYRON

Με την εξίσωση CLAREYRON μπορούμε να επιλύσουμε συνεχείς δοκούς, δηλαδή δοκούς που στηρίζονται σε περισσότερα από δύο στηρίγματα. Ένα από αυτά τα στηρίγματα θεωρείται εάν άρθρωση, ενώ τα υπόλοιπα θεωρούνται εάν κυλίσεις. Έτσι αν η δοκός στηρίζεται σε n στηρίγματα, θα έχουμε $n-1$ κυλίσεις και



μία άρθρωση. Οι άγνωστοι, που είδαχουν οι αντιδράσεις στις στηρίξεις, είναι $n+1$ ($n-1$ άγνωστοι στις $n-1$ κυλίσεις και 2 άγνωστοι στη μία άρθρωση). Δεδομένου ότι διαθέτουμε μόνο τις 3 στερεοστατικές εξισώσεις ισορροπίας, η συνεχής δοκός είναι $n-2$ φορές υπερστατική (στατικά άοριστη). Έκλεγχουμε εάν υπερστατικά μεγέθη τις ροπές στις ενδιάμεσες $n-2$ στηρίξεις.

«As είναι A, B, Γ 3 διαδοχικά στηρίγματα και M_A, M_B, M_Γ οι ροπές στις



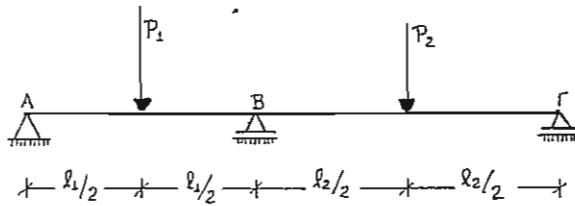
θέσεις A, B, Γ. Στο σχήμα οι φορές των ροπών έχουν θεωρηθεί θετικές. «Αν όμως από την επίλυση του φορέα ορισμένες από τις ροπές αυτές (ή ένδοχομένως και όλες) προκύψουν αρνητικές, αυτό θα σημαίνει ότι οι ροπές αυτές θα έχουν αντίθετες φορές από ότι στο σχήμα. Για το τμήμα ABΓ της δοκού η εξίσωση CLAREYRON είναι:

$$M_A \cdot l_A + 2 \cdot M_B \cdot (l_A + l_B) + M_\Gamma \cdot l_B = - \frac{6 \cdot A_a \cdot \bar{X}_a}{l_A} - \frac{6 \cdot A_b \cdot \bar{X}_b}{l_B} \quad (1), \text{ όπου}$$

οι ποσότητες $\frac{6 \cdot A_a \cdot \bar{X}_a}{l_A}$ (για το τμήμα AB), $\frac{6 \cdot A_b \cdot \bar{X}_b}{l_B}$ (για το τμήμα BΓ) παίρνονται από πίνακες ανάλογα με τη μορφή της φορτίσης.

Στα $n-2$ ενδιάμεσα στηρίγματα αντιστοιχούν $n-2$ σχέσεις μορφής ανάλογης με την (1). Με βάση τις σχέσεις αυτές μπορούμε να υπολογίσουμε τις ροπές στις ενδιάμεσες στηρίξεις και να επιλύσουμε έπειτα τη συνεχή δοκό.

ασκήση 1.



Νά επιλυθεί ή συνεχής δοκός του σχήματος, για τήν οποία θεωρούμε ότι ή διατομή της είναι ομοιόμορφη σ' όλο της τό μήκος.

Λύση

Οι άγνωστοι, που εισάχουν οι αντιδράσεις στις επιρρίξεις Α, Β, Γ είναι 4 (2 στην άρθρωση Α και υπό ένας στις κυλίσεις Β και Γ). Δεδομένου ότι διαθέτουμε μόνο τις 3 σταθεροστατικές εξισώσεις ισορροπίας, ο φορέας του σχήματος είναι μία φορά στατικά άδριστος. Ξεκλούμε ως υπερστατικό μέγεθος τή ροπή Μ_Β. Η εξίσωση Clarreyρη είναι:

$$M_A \cdot l_A + 2 \cdot M_B \cdot (l_A + l_B) + M_\Gamma \cdot l_B = - \frac{6 \cdot A_A \cdot \bar{X}_A}{l_A} - \frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B} \quad (1)$$

Στό πρόβλημά μας είναι: $M_A = 0$, $M_\Gamma = 0$, $l_A = l_1$, $l_B = l_2$. Από πίνακες βρίσκουμε τις ποσότητες του δεύτερου μέλους της εξίσωσης (1) για τό πρόβλημά μας. Είναι:

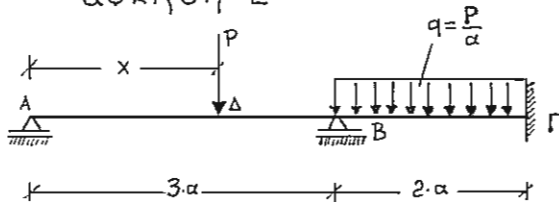
$$\frac{6 \cdot A_A \cdot \bar{X}_A}{l_A} = \frac{P_1 \cdot \frac{l_1}{2} \cdot (l_1^2 - \frac{l_1^2}{4})}{l_1} = \frac{3 \cdot P_1 \cdot l_1^2}{8}$$

$$\frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B} = \frac{P_2 \cdot \frac{l_2}{2} \cdot (l_2^2 - \frac{l_2^2}{4})}{l_2} = \frac{3 \cdot P_2 \cdot l_2^2}{8}$$

Αντικαθιστώντας τις τιμές αυτές στην (1) παίρνουμε:

$$2 \cdot M_B \cdot (l_1 + l_2) = - \frac{3 \cdot P_1 \cdot l_1^2}{8} - \frac{3 \cdot P_2 \cdot l_2^2}{8} \Rightarrow M_B = - \frac{3}{16} \cdot \frac{P_1 \cdot l_1^2 + P_2 \cdot l_2^2}{l_1 + l_2}$$

ασκήση 2



Στή συνεχή δοκό του σχήματος, ή οποία έχει σταθερή ροπή αδράνειας I_{zz} και δέχεται φορτίσεις P, q , όπως στο σχήμα, νά βρεθούν:

- ή απόσταση x του μοναχικού φορτίου P , ώστε ή M_B νά γίνει μέγιστη.
- για τή θέση αυτή του P νά βρεθεί ή κατακόρυφη μετατόπιση του σημείου Δ.

Λύση

Οι άγνωστοι, που εισάχουν οι αντιδράσεις στις στηρίξεις Α, Β, Γ είναι 5 (από ένας στις κυλίσεις Α, Β και 3 στην πάκτωση Γ). Δεδομένου ότι διαθέτουμε μόνο τις 3 στερεοστατικές εξισώσεις ισορροπίας, η δοκός του σχήματος είναι 2 φορές στατικά άδριστη. Θα χρησιμοποιήσουμε 2 φορές την εξίσωση Clarpeyron:

$$M_A \cdot l_A + 2 \cdot M_B \cdot (l_A + l_B) + M_G \cdot l_B = - \frac{6 \cdot A \alpha \cdot \bar{X}_A}{l_A} - \frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B}$$

Για το τμήμα ΑΒΓ θα έχουμε:

$$M_A \cdot 3\alpha + 2 \cdot M_B \cdot (3\alpha + 2\alpha) + M_G \cdot 2\alpha = - \frac{6 \cdot A \alpha \cdot \bar{X}_A}{l_A} - \frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B} \quad (1)$$

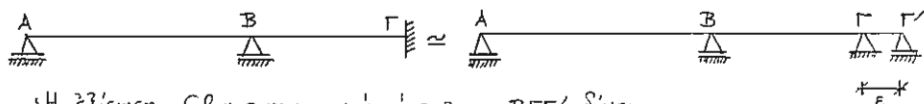
Στο πρόβλημά μας είναι $M_A = 0$. Από πίνακες βρίσκουμε ότι για τις φορτίσεις του προβλήματός μας είναι: $\frac{6 \cdot A \alpha \cdot \bar{X}_A}{l_A} = \frac{P \cdot x \cdot [(3\alpha)^2 - x^2]}{3\alpha} = \frac{P \cdot x \cdot (9\alpha^2 - x^2)}{3\alpha}$,

$$\frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B} = \frac{q \cdot (2\alpha)^3}{4} = \frac{\frac{P}{\alpha} \cdot 8 \cdot \alpha^3}{4} = 2 \cdot P \cdot \alpha^2$$

Αντικαθιστώντας τις τιμές αυτές στην (1) παίρνουμε:

$$2 \cdot M_B \cdot 5\alpha + M_G \cdot 2\alpha = - \frac{P \cdot x \cdot (9\alpha^2 - x^2)}{3\alpha} - 2 \cdot P \cdot \alpha^2 \quad (2)$$

Η πάκτωση στο Γ ισοδυναμεί με ένα φανταστικό άνοιγμα ΓΓ', άπειρος μικρού μήκους ε, που προεκτείνει τη δοκό προς τα δεξιά του Γ.



Η εξίσωση Clarpeyron για το τμήμα ΒΓΓ' δίνει:

$$M_B \cdot 2\alpha + 2 \cdot M_G \cdot (2\alpha + \epsilon) = - \frac{6 \cdot A \alpha \cdot \bar{X}_A}{l_A} - \frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B}$$

Ο όρος $\frac{6 \cdot A_B \cdot \bar{X}_B}{l_B}$ (που αντιστοιχεί στο τμήμα ΓΓ') είναι μηδενικός, ενώ η τιμή του όρου $\frac{6 \cdot A \alpha \cdot \bar{X}_A}{l_A}$ (που αντιστοιχεί στο τμήμα ΒΓ) έχει βρεθεί προηγουμένως,

$$\frac{6 \cdot A \alpha \cdot \bar{X}_A}{l_A} = 2 \cdot P \cdot \alpha^2 \quad \text{Αντικαθιστώντας αυτές τις τιμές στην (2) παίρνουμε:}$$

$$M_B \cdot 2\alpha + M_G \cdot 4\alpha = -2 \cdot P \cdot \alpha^2 \quad (4)$$

Από τη λύση του συστήματος των εξισώσεων (2) και (4) προκύπτει:

$$M_B = - \frac{P \cdot x}{27 \cdot \alpha^2} \cdot (9\alpha^2 - x^2) - \frac{P \cdot \alpha}{9}$$

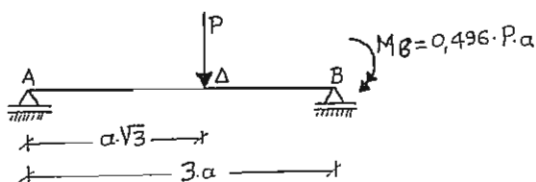
$$M_G = \frac{P \cdot x}{54 \cdot \alpha^2} \cdot (9\alpha^2 - x^2) - \frac{4 \cdot P \cdot \alpha}{9}$$

Τη μέγιστη M_B την παίρνουμε για $\frac{dM_B}{dx} = 0 \Rightarrow 3a^2 - x^2 + x \cdot (-2x) = 0 \Rightarrow$
 $\Rightarrow x = a\sqrt{3}$ και $M_{B_{\max}} = -\frac{P \cdot a \cdot \sqrt{3} \cdot [3a^2 - (a\sqrt{3})^2]}{27 \cdot a^2} - \frac{P \cdot a}{9} = -0,496 \cdot P \cdot a$,

όπου το πρόσημο (-) σημαίνει ότι η ροπή M_B είναι θλιπτική.

β. Στο σημείο Δ θα έχουμε επαλληλία των βυθίσεων, που προκαλεί το φορτίο P και η καμπτική ροπή $M_B = -0,496 \cdot P \cdot a$. Από πίνακες

βρίσκουμε για άμφιέρειστη δοκό, που φορτίζεται με μοναχικό φορτίο P, τη βύθιση στο σημείο φόρτισης. Θα είναι λοιπόν:



$$U_{\Delta}^P = \frac{P \cdot (a\sqrt{3})^2 \cdot (3 - \sqrt{3})^2 \cdot a^2}{3 \cdot E \cdot I_{zz} \cdot 3 \cdot a} = 0,536 \cdot \frac{P \cdot a^3}{3 \cdot E \cdot I_{zz}}$$

Από πίνακες επίσης βρίσκουμε ότι για άμφιέρειστη δοκό AB, που φορτίζεται στη θέση B με θλιπτική ροπή M_B , η βύθιση u σε ένα τυχαίο σημείο, που απέχει απόσταση x από το A, δίνεται από τη σχέση:

$$E \cdot I_{zz} \cdot u = \frac{M_B \cdot x}{6 \cdot l} \cdot (x^2 - l^2), \text{ όπου } l \text{ το μήκος της άμφιέρειστης}$$

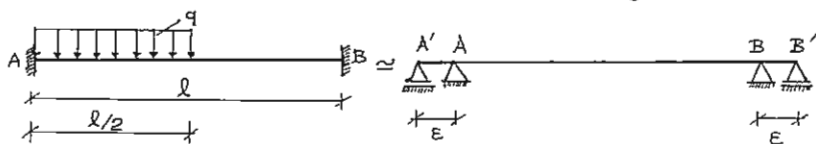
δοκού. Για $x = a\sqrt{3}$ παίρνουμε:

$$U_{\Delta}^{M_B} = \frac{0,496 \cdot P \cdot a \cdot a\sqrt{3} \cdot (3 \cdot a^2 - 9a^2)}{6 \cdot 3 \cdot a \cdot E \cdot I_{zz}} = -0,286 \cdot \frac{P \cdot a^3}{E \cdot I_{zz}}$$

Επομένως η συνολική βύθιση στο Δ είναι:

$$U_{\Delta} = U_{\Delta}^P + U_{\Delta}^{M_B} = 0,250 \cdot \frac{P \cdot a^3}{E \cdot I_{zz}}$$

παρατήρηση: Με έντελως αντίστοιχο τρόπο αντιμετωπίζεται και η περίπτωση της άμφιπακτής δοκού. Στην εξίσωση Clapeyron αντιστοιχιστάς θα είναι οι



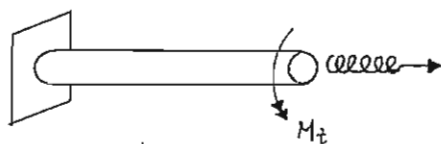
ροπές M_A, M_B . Θεωρούμε λοιπόν δύο φανταστικά ανοίγματα $A'A, B'B$ (άπειρος μικρού μήκους ϵ), ένα προς τα αριστερά και ένα προς τα δεξιά της δοκού. Εφαρμόζοντας την εξίσωση Clapeyron στα τμήματα $A'A$ και ABB' παίρνουμε τις δύο εξισώσεις, η επίλυση των οποίων δίνει τις τιμές των M_A, M_B .

ΚΕΦΑΛΑΙΟ 8

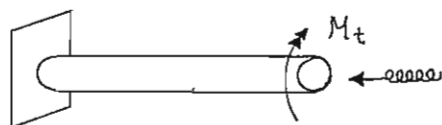
ΣΤΡΕΨΗ

Κάνουμε τήν ἔξης ἑμβάση σχετικά μέ τό πρόσημο τῆς στρεπτικῆς ροπῆς M_t .

Ἡ στρεπτική ροπή M_t θεωρεῖται θετική, ὅταν δεξιόστροφος κοχλίας, ὁ ὁποῖος ἐτρέφεται κατά τή φορά τοῦ βέλους τῆς ροπῆς, ἐφελκῶει τή διατομή. θεωρεῖται ἀρνητική, ὅταν δεξιόστροφος κοχλίας πού ἐτρέφεται κατά τή φορά τῆς M_t θλίβει τή διατομή.



θετική M_t



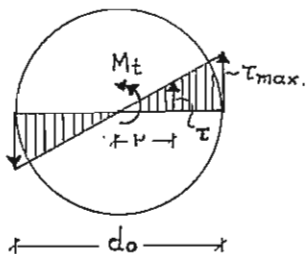
ἀρνητική M_t

Στό τυπολόγιο, πού ἀκολουθεῖ, δίνουμε τή λύση τοῦ προβλήματος τῆς στρέψης γιά δοκοῦς ὀριζμένων διατομῶν. Στό τυπολόγιο αὐτό συμβολίζουμε :

- μέ τ τή διατμητική τάση λόγω στρέψης ἐπὶν τυχούσα θέση τῆς διατομῆς,
- μέ M_t τή ροπή στρέψης,
- μέ θ τήν ἀνά μονάδα μήκους γωνία ἐστρώφης,
- μέ G τό μέτρο στρέψης,
- μέ D τή στρεπτική δυσκαμγία $\left(D = \frac{M_t}{\theta} \right)$
- μέ I_p τήν πολική ροπή ἀδράνειας

Ἔχουμε λοιπόν :

1) πλήρης κυκλική διατομή

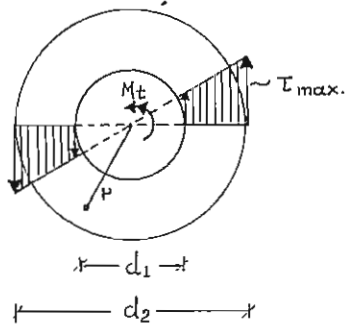


$$\tau = G \cdot \theta \cdot r = \frac{M_t \cdot r}{I_p}, \quad I_p = \frac{\pi \cdot r_o^4}{2},$$

$$\tau_{\max} = \frac{M_t \cdot r_o}{I_p} = \frac{16 \cdot M_t}{\pi \cdot d_o^3}$$

$$\theta = \frac{M_t}{G \cdot I_p}, \quad D = I_p \cdot G.$$

2) σωληνωτή κυκλική διατομή

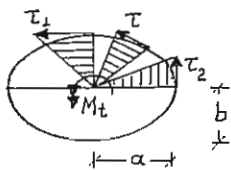


$$\tau = G \cdot \theta \cdot r = \frac{M_t \cdot r}{I_p}, \quad I_p = \frac{\pi}{2} \cdot (r_2^4 - r_1^4)$$

$$\tau_{\max} = \frac{M_t \cdot r_2}{I_p} = \frac{16 \cdot M_t \cdot d_2}{\pi \cdot (d_2^4 - d_1^4)}$$

$$\theta = \frac{M_t}{G \cdot I_p}, \quad D = I_p \cdot G$$

3) έλλειπτική διατομή

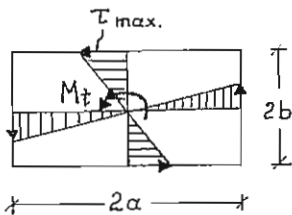


$$\tau_1 = \tau_{\max} = \frac{2 \cdot M_t}{\pi \cdot a \cdot b^2}, \quad \tau_2 = \frac{2 \cdot M_t}{\pi \cdot a^2 \cdot b}$$

$$\theta = \frac{M_t}{G \cdot \frac{\pi \cdot a^3 \cdot b^3}{a^2 + b^2}}, \quad D = \frac{G}{4 \cdot \pi^2} \cdot \frac{S^4}{I_p} = \frac{\pi \cdot a^3 \cdot b^3 \cdot G}{\alpha^2 + b^2}$$

$$S = \pi \cdot a \cdot b, \quad I_p = \frac{\pi \cdot a \cdot b}{4} \cdot (\alpha^2 + b^2)$$

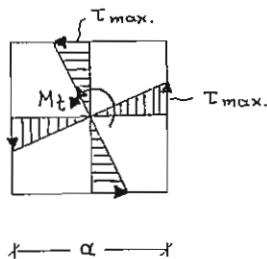
4) ὀρθογωνική διατομή



$$\tau_{\max} = \frac{M_t \cdot (3\alpha + 1,8 \cdot b)}{8 \cdot a^2 \cdot b^2}$$

$$D = \alpha \cdot b^3 \cdot \left[\frac{16}{3} - 3,36 \cdot \frac{b}{a} \cdot \left(1 - \frac{b^4}{12 \cdot a^4} \right) \right] \cdot G$$

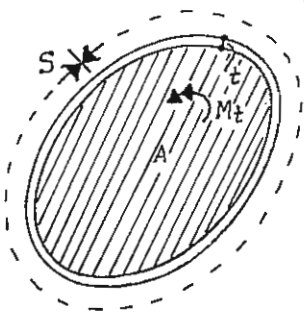
5) τετραγωνική διατομή



$$\tau_{\max} = \frac{M_t}{0,208 \cdot a^3}$$

$$D = 0,14 \cdot a^4 \cdot G$$

6) κλειστός λεπτότοιχος σωλήνας



$$\tau = \frac{M_t}{2 \cdot A \cdot t}$$

$$\theta = \frac{M_t \cdot S}{4 \cdot A^2 \cdot G \cdot t}$$

Στήν άσκηση 1 εξετάζουμε τό πρόβλημα στρέψης δοκού ορθογωνικής διατομής χρησιμοποιώντας τασική συνάρτηση σέ καρτεσιανές συντεταγμές.

Στήν άσκηση 2 εξετάζουμε πρόβλημα στρέψης χρησιμοποιώντας τασική συνάρτηση σέ πολικές συντεταγμένες.

Στήν άσκηση 3 δίνεται μία συνάρτηση F και ζητείται νά αποδειχτεί ότι είναι τασική συνάρτηση ενός προβλήματος.

Στήν άσκηση 4 βρίσκουμε τή στρεπτική δυσκαμγία ενός λεπτόπαχου σωλήνα.

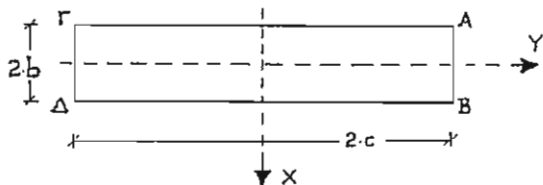
Στήν άσκηση 5 κάνουμε έφαρμογή των συμπερασμάτων της θεωρίας του αναλόχου της μεμβράνης μέ έσωτερικές όπές για ένα λεπτόπαχο σωλήνα μέ δύο όπές.

Στήν άσκηση 6 έχουμε συνδυασμό στρέψης και άξονικης δύναμης.

Στήν άσκηση 7 εξετάζουμε τήν καταπόνηση μιας δοκού, ή οποία δέχεται ροπή στρέψης, ροπή κάμψης και έσωτερική πίεση.

Στις δύο αυτές τελευταίες άσκήσεις χρησιμοποιούμε και όρισμένα στοιχεία από τά προηγούμενα κεφάλαια.

ασκήση 1



Θεωρούμε την πολύ λεπτή ορθογωνική διατομή του σχήματος, στην οποία το b είναι πολύ μικρότερο από το c , $b \ll c$.

Από τη μελέτη του προβλήματος στρέψης ορθογωνικών ράβδων

συμπεραίνουμε ότι η τασική συνάρτηση, και έπομένως, και η τάση μένουν περίπου σταθερές στη διεύθυνση Y εκτός από μία μικρή περιοχή γύρω από τα άκρα AB και $\Gamma\Delta$ της διατομής. Έτσι για λεπτές διατομές μπορούμε να υποθέσουμε ότι η τασική συνάρτηση F είναι συνάρτηση μόνο του x .

α. Νά βρεθεί η $F(x)$.

β. Νά υπολογισθεί η διανομή τάσεων και η μέγιστη διατμητική τάση συναρτήσει της στρεπτικής ροπής M_t .

γ. Νά υπολογισθεί η στρεπτική δυσκαμψία D της διατομής.

λυσή

α. Την τασική συνάρτηση F θα τη βρούμε από τη σχέση $\nabla^2 F = -2 \cdot G \cdot \theta$ (1), όπου G το μέτρο στρέψης και θ η ανά μονάδα μήκους γωνία στροφής. Από τον όρισμό του ∇^2 έχουμε:

$$\nabla^2 F = \frac{\partial^2 F}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 F}{\partial y^2} \quad \text{Επειδή όμως η } F \text{ είναι συνάρτηση μόνο του } x,$$

θα έχουμε ότι $\frac{\partial^2 F}{\partial y^2} = 0$ και έπομένως η (1) γράφεται: $\frac{\partial^2 F}{\partial x^2} = -2 \cdot G \cdot \theta$ (2).

Ολοκληρώνοντας τη (2) δυο φορές παίρνουμε: $F = -G \cdot \theta \cdot x^2 + c_1 \cdot x + c_2$ (3).

Τις σταθερές c_1, c_2 θα τις βρούμε από τις όριακές συνθήκες, που πρέπει να ικανοποιεί η F . Έτσι στο περίγραμμα της διατομής θα πρέπει η F να έχει μηδενική τιμή. Δηλαδή για $x = b$ θα πρέπει $F = 0$, οπότε η (3) δίνει: $0 = -G \cdot \theta \cdot b^2 + c_1 \cdot b + c_2$ (4). Επίσης για $x = -b$ θα έχουμε $F = 0$, οπότε από την (3) παίρνουμε:

$0 = -G \cdot \theta \cdot b^2 - c_1 \cdot b + c_2$ (5). Από τις (4) και (5) προκύπτει $c_1 = 0$, $c_2 = G \cdot \theta \cdot b^2$ και με αντικατάσταση των τιμών αυτών στην (3) παίρνουμε $F = G \cdot \theta \cdot (b^2 - x^2)$.

β. Είναι: $\sigma_{xz} = \frac{\partial F}{\partial y} = 0$, επειδή η F είναι συνάρτηση του x και $\sigma_{yz} = -\frac{\partial F}{\partial x} = 2 \cdot x \cdot G \cdot \theta$ (6). Θα βρούμε την ανά μονάδα μήκους

γωνία εστρωφής θ συναρτήσσει τῆς στρεπτικῆς ροῆς M_t . Εἶναι :

$$M_t = 2 \cdot \iiint F \cdot dx \cdot dy \Rightarrow \dot{M}_t = 2 \cdot \iiint G \cdot \theta \cdot (b^2 - x^2) \cdot dx \cdot dy = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot \int_{-c}^c dy \cdot \int_{-b}^b (b^2 - x^2) \cdot dx =$$

$$= 2 \cdot G \cdot \theta \cdot [y]_{-c}^c \cdot \left[b^2 x - \frac{x^3}{3} \right]_{-b}^b = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot 2c \cdot \frac{4 \cdot b^3}{3} \Rightarrow M_t = \frac{16}{3} \cdot c \cdot b^3 \cdot G \cdot \theta ,$$

ὁπότε $\theta = \frac{3}{16} \cdot \frac{M_t}{c \cdot b^3 \cdot G}$. Ἀντικαθιστώντας τὴν τιμὴ αὐτῆ τῆς θ στὴν (6)

$$\text{παίρνουμε : } \epsilon_{yz} = 2 \cdot x \cdot G \cdot \frac{3 \cdot M_t}{16 \cdot c \cdot b^3 \cdot G} \Rightarrow \epsilon_{yz} = \frac{3 \cdot x \cdot M_t}{8 \cdot c \cdot b^3} . \text{ Τὴ μέγιστη}$$

$$\epsilon_{yz} \text{ παίρνουμε γιὰ } x = b \text{ καὶ εἶναι } \epsilon_{yz \max} = \frac{3}{8} \cdot \frac{M_t}{c \cdot b^2} .$$

$$\chi . \text{ Ἡ στρεπτικὴ δυσκαμψία } D \text{ εἶναι : } D = \frac{M_t}{\theta} \Rightarrow D = \frac{\frac{16}{3} \cdot c \cdot b^3 \cdot G \cdot \theta}{\theta}$$

$$\Rightarrow D = \frac{16}{3} \cdot c \cdot b^3 \cdot G .$$

ασκηση 2

A. Στὸ πρόβλημα στρέψης :

α. Νὰ βρεθοῦν οἱ πολικὲς συνιστώσες τῆς τάσης συναρτήσσει τῶν $\epsilon_{xz}, \epsilon_{yz}$.

β. Νὰ βρεθοῦν οἱ πολικὲς συνιστώσες τῆς τάσης συναρτήσσει τῆς τασικῆς συνάρτησης F , ὅταν ἡ τελευταία ἐκφρασθεῖ συναρτήσσει τῶν r καὶ ϕ .

γ. Νὰ βρεθεῖ ἡ ἐκφραση γέ πολικὲς συντεταχμῆνες τῆς σχέσης : $\nabla^2 F = -2 \cdot G \cdot \theta$.

δ. Νὰ ἐκφραστεῖ ἡ στρεπτικὴ ροὴ M_t συναρτήσσει τῆς $F(r, \phi)$.

B. Νὰ λυθεῖ τὸ πρόβλημα στρέψης κυκλικῆς δοκοῦ ἀκτίνας a , ὑποθέτοντας ὅτι λόχω συμμετρίας ἡ F εἶναι συνάρτηση μόνου τοῦ r .

λυση

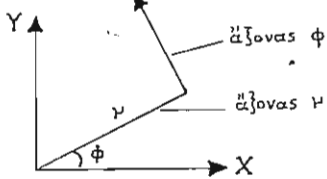
A.

α. Ἡ ἐκφραση τοῦ ταυστῆ τάσης γέ καρτεσιανὸ σύστημα συντεταχμῆνων XYZ εἶναι :

$$\underline{\epsilon} = \begin{vmatrix} \epsilon_{xx} & \epsilon_{xy} & \epsilon_{xz} \\ \epsilon_{yx} & \epsilon_{yy} & \epsilon_{yz} \\ \epsilon_{zx} & \epsilon_{zy} & \epsilon_{zz} \end{vmatrix}$$

Ἐπειδὴ ἐξετάζουμε πρόβλημα στρέψης, θὰ εἶναι : $\epsilon_{xx} = \epsilon_{yy} = \epsilon_{zz} = \epsilon_{xy} = 0$, ἔπομένως :

$$\underline{\epsilon} = \begin{vmatrix} 0 & 0 & \epsilon_{xz} \\ 0 & 0 & \epsilon_{yz} \\ \epsilon_{zx} & \epsilon_{zy} & 0 \end{vmatrix}$$



Σέ πολικό σύστημα συντεταγμένων (r, ϕ, Z)
ή έκφραση του πανοστίτη τάσης είναι:

$$\underline{\underline{\sigma}}' = \begin{vmatrix} \sigma_{rr} & \sigma_{r\phi} & \sigma_{rZ} \\ \sigma_{\phi r} & \sigma_{\phi\phi} & \sigma_{\phi Z} \\ \sigma_{Zr} & \sigma_{Z\phi} & \sigma_{ZZ} \end{vmatrix}$$

Αν R είναι το μητρώο μετασχηματισμού, δηλαδή το μητρώο που αποτελείται από τα συνήμιτονα κατεύθυνσης, που σχηματίζουν οι άξονες του πολικού συστήματος συντεταγμένων με τους άξονες του καρτεσιανού, θα έχουμε $\underline{\underline{\sigma}}' = \underline{\underline{R}} \cdot \underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{R}}^*$. Το μητρώο $\underline{\underline{R}}$ είναι:

$$\underline{\underline{R}} = \begin{vmatrix} \cos(r, X) & \cos(r, Y) & \cos(r, Z) \\ \cos(\phi, X) & \cos(\phi, Y) & \cos(\phi, Z) \\ \cos(Z, X) & \cos(Z, Y) & \cos(Z, Z) \end{vmatrix} \Rightarrow \underline{\underline{R}} = \begin{vmatrix} \cos \phi & \sin \phi & 0 \\ -\sin \phi & \cos \phi & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{vmatrix}$$

όπου ϕ ή γωνία, που σχηματίζει η πολική ακτίνα με τον άξονα X . Έχουμε λοιπόν:

$$\underline{\underline{\sigma}}' = \begin{vmatrix} \cos \phi & \sin \phi & 0 \\ -\sin \phi & \cos \phi & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} 0 & 0 & \sigma_{xz} \\ 0 & 0 & \sigma_{yz} \\ \sigma_{xz} & \sigma_{yz} & 0 \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} \cos \phi & -\sin \phi & 0 \\ \sin \phi & \cos \phi & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{vmatrix} \Rightarrow$$

$$\underline{\underline{\sigma}}' = \begin{vmatrix} 0 & 0 & \sigma_{xz} \cdot \cos \phi + \sigma_{yz} \cdot \sin \phi \\ 0 & 0 & -\sigma_{xz} \cdot \sin \phi + \sigma_{yz} \cdot \cos \phi \\ \sigma_{xz} & \sigma_{yz} & 0 \end{vmatrix} \cdot \begin{vmatrix} \cos \phi & -\sin \phi & 0 \\ \sin \phi & \cos \phi & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{vmatrix} \Rightarrow$$

$$\underline{\underline{\sigma}}' = \begin{vmatrix} 0 & 0 & (\sigma_{xz} \cdot \cos \phi + \sigma_{yz} \cdot \sin \phi) \cdot 1 \\ 0 & 0 & (-\sigma_{xz} \cdot \sin \phi + \sigma_{yz} \cdot \cos \phi) \cdot 1 \\ \sigma_{xz} \cdot \cos \phi + \sigma_{yz} \cdot \sin \phi & -\sigma_{xz} \cdot \sin \phi + \sigma_{yz} \cdot \cos \phi & 0 \end{vmatrix}$$

Επομένως οι πολικές συνιστώσες της τάσης είναι:

$$\sigma_{rr} = \sigma_{\phi\phi} = \sigma_{ZZ} = \sigma_{r\phi} = 0$$

$$\sigma_{rZ} = \sigma_{xz} \cdot \cos \phi + \sigma_{yz} \cdot \sin \phi$$

$$\sigma_{\phi Z} = -\sigma_{xz} \cdot \sin \phi + \sigma_{yz} \cdot \cos \phi$$

* Στα μητρώα της άσκησης αυτής το πλήθος των γραμμών ίσονται με το πλήθος των στηλών. Τέτοια μητρώα λέγονται τετραγωνικά. Το γινόμενο δύο τετραγωνικών μητρώων $\underline{\underline{\alpha}}$ και $\underline{\underline{\beta}}$, τάξης μ , είναι ένα τετραγωνικό μητρώο $\underline{\underline{\chi}}$ επίσης τάξης μ . Το τυπικό στοιχείο χ_{ik} του μητρώου $\underline{\underline{\chi}}$, δηλαδή το στοιχείο που βρίσκεται στην i γραμμή και στην k στήλη, ίσονται με το άθροισμα των γινομένων των στοιχείων της γραμμής α_i του μητρώου $\underline{\underline{\alpha}}$ επί τα όμοιά της στοιχεία της στήλης β_k του μητρώου $\underline{\underline{\beta}}$.

$$\beta. \text{ Είναι : } \epsilon_{rz} = \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial F}{\partial \phi} \quad , \quad \epsilon_{\phi z} = -\frac{\partial F}{\partial r}$$

\(\gamma\). Σε καρτεσιανές συντεταγμένες είναι $\nabla^2 = \frac{\partial^2}{\partial x^2} + \frac{\partial^2}{\partial y^2}$. Σε πολικές συντεταγμένες είναι $\nabla^2 = \frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial^2}{\partial \phi^2}$. Επομένως

ή έκφραση της σχέσης $\nabla^2 F = -2 \cdot G \cdot \theta$ σε πολικές συντεταγμένες είναι:

$$\frac{\partial^2 F}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial^2 F}{\partial \phi^2} = -2 \cdot G \cdot \theta.$$

\(\delta\). "Αν η ταξική συνάρτηση F είναι έκφρασμένη σε καρτεσιανές συντεταγμένες, η στρεπτική ροπή M_t είναι: $M_t = 2 \cdot \iint_{A(x,y)} F(x,y) \cdot dx \cdot dy$.

Θά βρούμε τη στρεπτική ροπή M_t , όταν η F είναι έκφρασμένη σε πολικές συντεταγμένες. Από το λογισμό των διπλών ολοκληρωμάτων έχουμε ότι $\iint_{A(x,y)} F(x,y) \cdot dx \cdot dy = \iint_{A(r,\phi)} F(r,\phi) \cdot r \cdot dr \cdot d\phi$. Επομένως

$$\text{είναι : } M_t = 2 \cdot \iint_{A(r,\phi)} F(r,\phi) \cdot r \cdot dr \cdot d\phi.$$

$$\beta. \text{ "Έχουμε : } \nabla^2 F = -2 \cdot G \cdot \theta \Rightarrow \frac{\partial^2 F}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial^2 F}{\partial \phi^2} = -2 \cdot G \cdot \theta \quad (1)$$

Επειδή η F είναι συνάρτηση μόνο του r , $F = F(r)$, θα έχουμε:

$$\frac{\partial^2 F}{\partial \phi^2} = 0, \quad \frac{\partial F}{\partial r} = \frac{dF}{dr}, \quad \frac{\partial^2 F}{\partial r^2} = \frac{d^2 F}{dr^2}. \text{ Επομένως ή (1)}$$

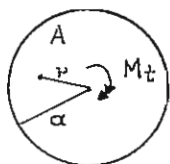
γράφεται :

$$\frac{d^2 F}{dr^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{dF}{dr} = -2 \cdot G \cdot \theta \Rightarrow \frac{1}{r} \cdot \frac{d}{dr} \left(r \cdot \frac{dF}{dr} \right) = -2 \cdot G \cdot \theta \Rightarrow$$

$$\frac{d}{dr} \left(r \cdot \frac{dF}{dr} \right) = -2 \cdot G \cdot \theta \cdot r \text{ και ολοκληρώνοντας παίρνουμε :}$$

$$r \cdot \frac{dF}{dr} = -2 \cdot G \cdot \theta \cdot \frac{r^2}{2} + c_1 \Rightarrow \frac{dF}{dr} = -G \cdot \theta \cdot r + \frac{c_1}{r} \quad (2).$$

Ολοκληρώνοντας τη (2) παίρνουμε : $F = -G \cdot \theta \cdot \frac{r^2}{2} + c_1 \cdot \ln r + c_2 \quad (3)$



Τις σταθερές c_1, c_2 θα τις βρούμε από τις οριακές συνθήκες. Για οποιαδήποτε τιμή του r ή ταξική συνάρτηση F δεν πρέπει να απειρίζεται. Επειδή όμως για $r=0$ έχουμε $\ln r = \infty$,

για να μην απειρίζεται η F θα πρέπει $c_1 = 0$. Έπίσης στο περίγραμμα της διατομής θα πρέπει η F να έχει μηδενική τιμή, δηλαδή για $r = \alpha$ θα πρέπει $F = 0$, οπότε $0 = -\frac{G \cdot \theta \cdot \alpha^2}{2} + c_2 \Rightarrow c_2 = \frac{G \cdot \theta \cdot \alpha^2}{2}$

Η τασική συνάρτηση, λοιπόν, F είναι: $F = \frac{G \cdot \theta}{2} \cdot (\alpha^2 - r^2)$.

$$\begin{aligned} \text{Η στρεπτική ροπή } M_t \text{ είναι: } M_t &= 2 \iint_A F \cdot r \cdot dr \cdot d\phi = \\ &= 2 \iint_A \frac{G \cdot \theta}{2} \cdot (\alpha^2 - r^2) \cdot r \cdot dr \cdot d\phi = \frac{2 \cdot G \cdot \theta}{2} \cdot \int_0^{2\pi} d\phi \cdot \int_0^\alpha (\alpha^2 - r^2) \cdot r \cdot dr = \\ &= G \cdot \theta \cdot [\phi]_0^{2\pi} \cdot \left[\alpha^2 \cdot \frac{r^2}{2} - \frac{r^4}{4} \right]_0^\alpha = G \cdot \theta \cdot 2\pi \cdot \frac{\alpha^4}{4} \Rightarrow M_t = \frac{\pi \cdot \alpha^4 \cdot G \cdot \theta}{2} \quad (4) \end{aligned}$$

Οι τάσεις που προκαλούνται είναι:

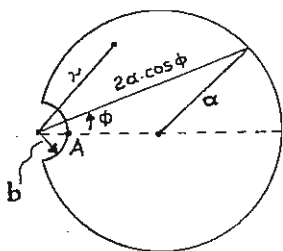
$$\epsilon_{rz} = \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial F}{\partial \phi} = 0, \quad \epsilon_{\phi z} = -\frac{\partial F}{\partial r} = G \cdot \theta \cdot r \quad \text{Έκφράζουμε}$$

από την (4) την ανά μονάδα μήκους γωνία στροφής θ συνάρτησε της M_t . Είναι $\theta = \frac{2 \cdot M_t}{\pi \cdot \alpha^4 \cdot G}$, οπότε η $\epsilon_{\phi z}$ θα είναι:

$$\epsilon_{\phi z} = G \cdot r \cdot \frac{2 \cdot M_t}{\pi \cdot \alpha^4 \cdot G} = \frac{2 \cdot M_t \cdot r}{\pi \cdot \alpha^4} \quad \text{Τη μέγιστη } \epsilon_{\phi z} \text{ την παίρνουμε}$$

$$\text{για } r = \alpha \text{ και είναι } \epsilon_{\phi z, \max} = \frac{2 \cdot M_t}{\pi \cdot \alpha^3}$$

ασκηση 3



$$F = \left[-\frac{r^2}{2} + a \cdot r \cdot \cos \phi - \frac{b^2 \cdot a}{r} \cdot \cos \phi + \frac{b^2}{2} \right] \cdot G \cdot \theta$$

α. Να αποδειχθεί ότι η F είναι τασική συνάρτηση του προβλήματος της στρέψης δοκού κυκλικής διατομής ακτίνας α , που έχει αλληλα ακτίνας b .

β. Να βρεθεί η διανομή τάσεων και οι τάσεις στο σημείο A συνάρτησε της ανά μονάδα

μήκους γωνίας στροφής θ .

Λυση

Για να είναι η F τασική συνάρτηση, πρέπει:

(i) $\nabla^2 F = -2 \cdot G \cdot \theta$

(ii) η F να έχει μηδενική τιμή στο περίγραμμα της διατομής

$$(i) \text{ Είναι: } \nabla^2 F = \frac{\partial^2 F}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial F}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \cdot \frac{\partial^2 F}{\partial \phi^2} \quad (1)$$

$$\frac{\partial F}{\partial r} = \left[-\frac{2 \cdot r}{2} + a \cdot \cos \phi - b^2 \cdot a \cdot \cos \phi \cdot \left(-\frac{1}{r^2}\right) \right] \cdot G \cdot \theta = \left[-r + a \cdot \cos \phi + \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^2} \right] \cdot G \cdot \theta$$

$$\frac{\partial^2 F}{\partial r^2} = \left[-1 + b^2 \cdot a \cdot \cos \phi \cdot \left(-\frac{2 \cdot r}{r^4}\right) \right] \cdot G \cdot \theta = \left[-1 - \frac{2 \cdot b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^3} \right] \cdot G \cdot \theta$$

$$\frac{\partial F}{\partial \phi} = \left[-a \cdot r \cdot \sin \phi + \frac{b^2 \cdot a}{r} \cdot \sin \phi \right] \cdot G \cdot \theta$$

$$\frac{\partial^2 F}{\partial \phi^2} = \left[-a \cdot r \cdot \cos \phi + \frac{b^2 \cdot a}{r} \cdot \cos \phi \right] \cdot G \cdot \theta$$

Επομένως η (1) γράφεται :

$$\nabla^2 F = \left[-1 - \frac{2 \cdot b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^3} + \frac{1}{r} \cdot \left(-r + a \cdot \cos \phi + \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^2}\right) + \frac{1}{r^2} \cdot \left(-a \cdot r \cdot \cos \phi + \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r}\right) \right] \cdot G \cdot \theta$$

$$= \left[-1 - \frac{2 \cdot b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^3} - 1 + \frac{a \cdot \cos \phi}{r} + \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^3} - \frac{a \cdot \cos \phi}{r} + \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^3} \right] \cdot G \cdot \theta =$$

$$= -2 \cdot G \cdot \theta$$

(ii) Θα πρέπει στο περίγραμμα της διατομής, δηλαδή για $r = 2 \cdot a \cdot \cos \phi$ και $r = b$, η F να έχει μηδενική τιμή.

Για $r = 2 \cdot a \cdot \cos \phi$ παίρνουμε :

$$F = \left[-\frac{4 \cdot a^2 \cdot \cos^2 \phi}{2} + a \cdot 2 \cdot a \cdot \cos \phi \cdot \cos \phi - \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{2 \cdot a \cdot \cos \phi} + \frac{b^2}{2} \right] \cdot G \cdot \theta = 0$$

Για $r = b$ παίρνουμε :

$$F = \left[-\frac{b^2}{2} + a \cdot b \cdot \cos \phi - \frac{b^2 \cdot a}{b} \cdot \cos \phi + \frac{b^2}{2} \right] \cdot G \cdot \theta = 0$$

β. Είναι $G_{rr} = G_{\phi\phi} = G_{zz} = G_{r\phi} = 0$ και

$$G_{rz} = \frac{1}{r} \cdot \frac{\partial F}{\partial \phi} = \frac{1}{r} \cdot \left[-a \cdot r \cdot \sin \phi + \frac{b^2 \cdot a}{r} \cdot \sin \phi \right] \cdot G \cdot \theta = G \cdot \theta \cdot a \cdot \sin \phi \cdot \left(\frac{b^2}{r^2} - 1 \right)$$

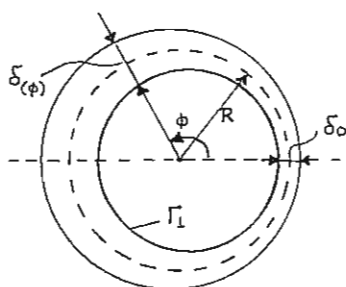
$$G_{\phi z} = -\frac{\partial F}{\partial r} = - \left[-r + a \cdot \cos \phi + \frac{b^2 \cdot a \cdot \cos \phi}{r^2} \right] \cdot G \cdot \theta = G \cdot \theta \cdot r - G \cdot \theta \cdot a \cdot \cos \phi \cdot \left(\frac{b^2}{r^2} + 1 \right)$$

Για το σημείο Α έχουμε $r = b$, $\sin \phi = 0$, $\cos \phi = 1$, οπότε :

$$G_{rz}^A = 0$$

$$G_{\phi z}^A = G \cdot \theta \cdot b - G \cdot \theta \cdot a \cdot \left(\frac{b^2}{b^2} + 1 \right) = G \cdot \theta \cdot (b - 2 \cdot a)$$

ασκήση 4



Λύση

Ένας σωλήνας λεπτού πάχους έχει διατομή, της οποίας η μέση γραμμή είναι κύκλος ακτίνας R . Η μεταβολή του πάχους του σωλήνα συναρτήσει της γωνίας ϕ δίνεται από τη σχέση $\delta(\phi) = \delta_0 \cdot \left(1 + \sin \frac{\phi}{2}\right)$

Νά βρεθεί η στρεπτική δυσκαμψία D του σωλήνα συναρτήσει των R, δ_0, G .

“Ας είναι F η τασική συνάρτηση, που δίνει τη λύση του προβλήματος. “Αν είναι C_1 η τιμή της F στην έσωτερική περίμετρο Γ_1 της διατομής, τότε η διατμητική τάση στη θέση ϕ δίνεται από τη σχέση $\tau(\phi) = \frac{C_1}{\delta(\phi)}$. Θα εκφράσουμε την C_1 συναρτήσει της στρεπτικής

κής ροπής M_t . “Αν A_1 το έμβαδόν, που περικλείεται από τον κύκλο Γ_1 , θα έχουμε: $M_t = 2 \cdot C_1 \cdot A_1 \Rightarrow C_1 = \frac{M_t}{2 \cdot A_1}$, οπότε θα είναι $\tau(\phi) = \frac{M_t}{2 \cdot A_1 \cdot \delta(\phi)}$.

“Η ανά μονάδα μήκους γωνία στροφής θ θα βρεθεί από τη σχέση

$$\oint_{\Gamma_1} \tau(\phi) \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A_1 \Rightarrow \oint_{\Gamma_1} \frac{M_t}{2 \cdot \delta(\phi) \cdot A_1} \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A_1 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \theta = \frac{\oint_{\Gamma_1} \frac{M_t}{2 \cdot \delta(\phi) \cdot A_1} \cdot ds}{2 \cdot G \cdot A_1}$$

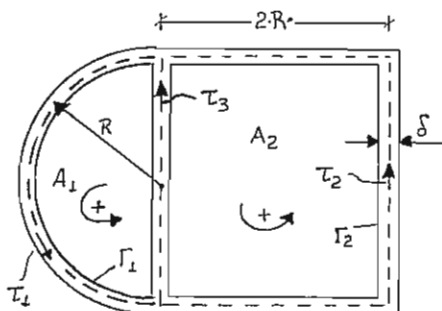
“Η στρεπτική δυσκαμψία D είναι: $D = \frac{M_t}{\theta} \Rightarrow$

$$\Rightarrow D = \frac{M_t}{\frac{\oint_{\Gamma_1} \frac{M_t}{2 \cdot \delta(\phi) \cdot A_1} \cdot ds}{2 \cdot G \cdot A_1}} \Rightarrow D = \frac{2 \cdot G \cdot A_1}{\oint_{\Gamma_1} \frac{ds}{2 \cdot \delta(\phi) \cdot A_1}} \Rightarrow D = \frac{2 \cdot G \cdot A_1}{2 \cdot A_1 \cdot \oint_{\Gamma_1} \frac{R \cdot d\phi}{\delta_0 \cdot (1 + \sin \frac{\phi}{2})}} =$$

$$\Rightarrow D = \frac{4 \cdot G \cdot A_1^2}{\oint_{\Gamma_1} \frac{R \cdot d\phi}{\delta_0 \cdot (1 + \sin \frac{\phi}{2})}} \Rightarrow D = \frac{4 \cdot G \cdot (\pi \cdot R^2)^2}{\delta_0} \Rightarrow D = G \cdot \delta_0 \cdot \pi^2 \cdot R^3,$$

όπου θεωρήσαμε ότι κατά προσέγγιση είναι $A_1 = \pi \cdot R^2$.

ασκήση 5



Νά βρεθεί ή στρεπτική δυσκαμψία $D = \frac{M\theta}{\theta}$ του λεπτόπαχου σωλήνα

του σχήματος. Όλοι οι κλάδοι έχουν τό ίδιο σταθερό πάχος δ .

Υποδείξη: Νά χρησιμοποιηθούν τά συμπεράσματα της θεωρίας του αναλόχου μεμβράνης μέ έσωτερικές όπες.

Λύση

Ορίζουμε για κάθε όπή τή θετική φορά περιφοράς της. Δίνουμε αυθαίρετες φορές επί διαμητικές τάσεις κάθε κλάδου. Στο πρόβλημα αυτό έχουμε 3 κλάδους.

Θά χρησιμοποιήσουμε τήν έξίσωση $\tau = \frac{C}{\delta}$ για τους άκραίους κλάδους. Έτσι $\tau_1 = \frac{C_1}{\delta}$ (1), $\tau_2 = \frac{C_2}{\delta}$ (2), όπου C_1, C_2 οι τιμές

της ταξικής συνάρτησης F , που λύνει τό πρόβλημα, κατά μήκος των περιγραμμάτων Γ_1, Γ_2 αντίστοιχα.

Θά χρησιμοποιήσουμε για τό μεσαίο κλάδο τήν έξίσωση $\tau = \frac{C_{j+1} - C_j}{\delta}$. Στην άριθμητή του κλάσματος θά πάρουμε

πρώτα τήν τιμή C για τό περίγραμμα της όπης εκείνης, για τήν οποία ή θετική φορά περιφοράς συμπίπτει μέ τή φορά του τ . Έτσι θά έχουμε: $\tau_3 = \frac{C_1 - C_2}{\delta}$ (3).

Θά χρησιμοποιήσουμε για κάθε όπή τήν έξίσωση: $\oint_{\Gamma} \tau \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A$, όπου A τό έμβαδό της όπης. Τό έλικαμψύ-

λιο ολοκληρώνεται για ένα κλάδο θά παίρνεται θετικό, όταν ή θετική φορά διαγραφής του S (άντιπροσοχιακή) συμπίπτει μέ τή φορά του τ για τόν κλάδο αυτό. Έτσι για τήν άριστερή όπή θά έχουμε:

$$\oint_{\Gamma_1} \tau \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A_1 \Rightarrow \tau_1 \cdot \pi \cdot R + \tau_3 \cdot 2 \cdot R = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot \frac{\pi \cdot R^2}{2} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \tau_1 \cdot \pi \cdot R + 2 \cdot \tau_3 \cdot R = G \cdot \theta \cdot \pi \cdot R^2 \quad (4).$$

Βασίλειος Α. Προφυλλίδης - Άεκήσεις Άντοχής Έλακών.

Για τη δεξιά όψη θα έχουμε:

$$\oint_{\Gamma_2} \tau \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A_2 \Rightarrow \tau_2 \cdot G \cdot R - \tau_3 \cdot 2 \cdot R = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot (4 \cdot R^2) \Rightarrow$$

$$\Rightarrow 6 \cdot \tau_2 \cdot R - 2 \cdot \tau_3 \cdot R = 8 \cdot G \cdot \theta \cdot R^2 \quad (5)$$

Θα χρησιμοποιήσουμε, τέλος, και την εξίσωση $M_t = 2 \cdot \sum C_i A_i$.

Για το πρόβλημά μας έχουμε:

$$M_t = 2 \cdot (C_1 \cdot A_1 + C_2 \cdot A_2) = 2 \cdot \left(C_1 \cdot \frac{\pi \cdot R^2}{2} + C_2 \cdot 4R^2 \right) \Rightarrow M_t = C_1 \cdot \pi \cdot R^2 + 8 \cdot C_2 \cdot R^2 \quad (6)$$

Θα βρούμε από τις εξισώσεις (1), (2), (3), (4), (5) τις τιμές των C_1, C_2 συναρτήσει της ανά μονάδα μήκους γωνίας στροφής θ . Θα αντικαταστήσουμε έπειτα τις τιμές αυτές στην (6) και έτσι θα βρούμε τη θ συναρτήσει της στρεπτικής ροπής M_t .

Αντικαθιστώντας τις τιμές των (1) και (2) στην (3) παίρνουμε:

$$\tau_3 = \frac{(\tau_1 - \tau_2) \cdot \delta}{2} \Rightarrow \tau_3 = \frac{\tau_1 - \tau_2}{2} \cdot \delta \quad \text{Αντικαθιστώντας αυτήν την τιμή}$$

του τ_3 στις (4) και (5) παίρνουμε:

$$\left. \begin{aligned} \tau_1 \cdot \pi \cdot R + 2 \cdot (\tau_1 - \tau_2) \cdot R &= G \cdot \theta \cdot \pi \cdot R^2 \\ 6 \cdot \tau_2 \cdot R - 2 \cdot (\tau_1 - \tau_2) \cdot R &= 8 \cdot G \cdot \theta \cdot R^2 \end{aligned} \right| \Rightarrow \left. \begin{aligned} \tau_1 \cdot R \cdot (\pi + 2) - 2 \cdot \tau_2 \cdot R &= G \cdot \theta \cdot \pi \cdot R^2 \\ -2 \cdot \tau_1 \cdot R + 8 \cdot \tau_2 \cdot R &= 8 \cdot G \cdot \theta \cdot R^2 \end{aligned} \right| \Rightarrow$$

$$\tau_1 = \frac{2\pi + 4}{2\pi + 3} \cdot G \cdot \theta \cdot R$$

όποτε

$$C_1 = \frac{2\pi + 4}{2\pi + 3} \cdot G \cdot \theta \cdot R \cdot \delta$$

$$\tau_2 = \frac{5\pi + 8}{2 \cdot (2\pi + 3)} \cdot G \cdot \theta \cdot R$$

$$C_2 = \frac{5\pi + 8}{2 \cdot (2\pi + 3)} \cdot G \cdot \theta \cdot R \cdot \delta$$

και με αντικατάσταση στην (6):

$$M_t = \frac{2\pi + 4}{2\pi + 3} \cdot G \cdot \theta \cdot R \cdot \delta \cdot \pi \cdot R^2 + 8 \cdot \frac{5\pi + 8}{2 \cdot (2\pi + 3)} \cdot G \cdot \theta \cdot R \cdot \delta \cdot R^2 \Rightarrow$$

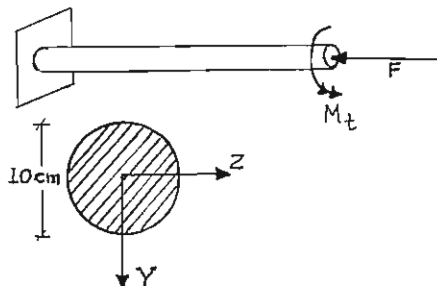
$$\Rightarrow M_t = G \cdot \theta \cdot R^3 \cdot \delta \cdot \left(\frac{2\pi^2 + 24\pi + 32}{2\pi + 3} \right)$$

Η στρεπτική δυσκαμψία D είναι:

$$D = \frac{M_t}{\theta} \Rightarrow D = G \cdot R^3 \cdot \delta \cdot \left(\frac{2\pi^2 + 24\pi + 32}{2\pi + 3} \right) \Rightarrow D = 13,695 \cdot G \cdot R^3 \cdot \delta$$

ασκηση 6

Θεωρούμε την πακτωμένη δοκό του σχήματος, η οποία έχει κυκλική διατομή διαμέτρου 10 cm. Η δοκός



δίνεται στο ελεύθερο άκρο της τής στρεπτική ροπή $M_t = 8 \text{ κΝμ}$ και την άξονική θλιπτική δύναμη $F = 200 \text{ κΝ}$. Να βρεθεί η μέγιστη διατμητική τάση, που αναπτύσσεται στη δοκό.

Λύση

Η μέγιστη διατμητική τάση λόγω στρέψης θα αναπτυχθεί κοντά στο περίγραμμα της διατομής και είναι :

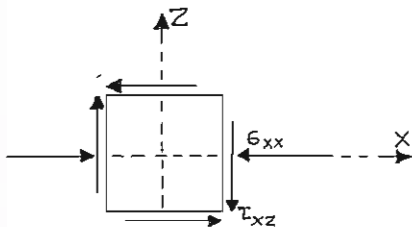
$$\tau = \frac{16 \cdot M_t}{\pi \cdot d^3} \Rightarrow \tau = \frac{16 \cdot 8 \cdot 10^3 \text{ Νμ}}{\pi \cdot (10^{-1} \text{ m})^3} = 40,74 \cdot 10^6 \text{ Ν/m}^2 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \tau = 40,74 \text{ ΜΝ/m}^2.$$

Η όρθια τάση θλίψης λόγω της άξονικής δύναμης F είναι :

$$\sigma_{xx} = \frac{F}{A} = \frac{F}{\frac{\pi \cdot d^2}{4}} \Rightarrow \sigma_{xx} = -\frac{200 \cdot 10^3 \text{ Ν}}{\frac{\pi}{4} \cdot (10^{-1} \text{ m})^2} = -25,46 \cdot 10^6 \text{ Ν/m}^2 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma_{xx} = -25,46 \text{ ΜΝ/m}^2.$$



Για ένα σημείο, έπομένως, που βρίσκεται στο περίγραμμα μιας διατομής της δοκού, η έντατική κατάσταση εκφράζεται από τις ακόλουθες τιμές τάσεων :

$$\sigma_{xx} = -25,46 \text{ ΜΝ/m}^2, \quad \sigma_{zz} = 0,$$

$$\tau_{xz} = -40,74 \text{ ΜΝ/m}^2. *$$

Θα βρούμε τις κύριες τάσεις και από αυτές τη μέγιστη διατμητική τάση. Είναι :

$$\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_{xx} + \sigma_{zz}}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_{xx} - \sigma_{zz}}{2}\right)^2 + \tau_{xz}^2} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma_{1,2} = \frac{-25,46}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{-25,46}{2}\right)^2 + (-40,74)^2} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma_{1,2} = -12,73 \pm 42,68 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma_1 = 29,95 \text{ ΜΝ/m}^2$$

$$\sigma_2 = -55,4 \text{ ΜΝ/m}^2.$$

* Η φορά της τ_{xz} προκύπτει από την παρατήρηση ότι οι διατμητικές τάσεις, που προκαλούνται πάνω στη διατομή λόγω στρέψης, πρέπει να έχουν τέτοια φορά, ώστε η ροπή που θα προκαλέσουν να έχει τη φορά της στρεπτικής ροής M_t .

Το κύριο σύστημα αντιστοιχεί σε γωνία στροφής ϕ , που δίνεται από τη σχέση $\tan 2\phi = \frac{2 \tau_{xz}}{\sigma_{xx} - \sigma_{zz}} \Rightarrow \tan 2\phi = \frac{2 \cdot (-40,74)}{-25,46} = 3,2 \Rightarrow \Rightarrow \phi = 36,3^\circ$.

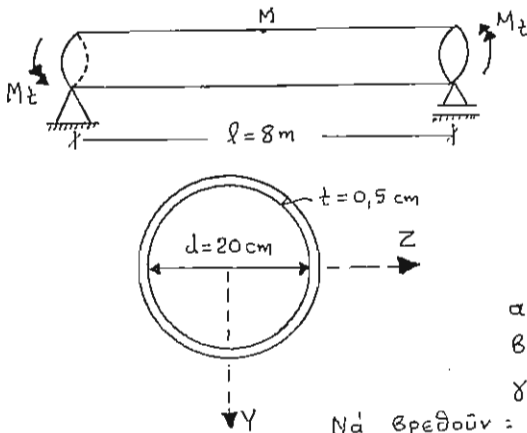
Η μέγιστη διατμητική τάση, που αναπτύσσεται στη δοκό, παρίστανται στον κύκλο του Mohr από το τμήμα ΚΛ. Είναι: $\tau_{\max} = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$

$$\Rightarrow \tau_{\max} = \frac{29,95 + 55,40}{2} \Rightarrow \tau_{\max} = 42,68 \text{ MN/m}^2.$$

Η γραφική κατασκευή του Mohr έχει ως εξής:

Στην τετμημένη της κατ' απόλυτη τιμή μεγαλύτερης ορθής τάσης (σ_{xx}) παίρνουμε κατά τον άξονα των διατμητικών τάσεων τμήμα ίσο με τη διατμητική τάση τ_{xz} . Στην τετμημένη τη άλλης ορθής τάσης (της σ_{zz} , που είναι μηδενική και, συνεπώς, κατ' απόλυτη τιμή μικρότερη) παίρνουμε σύμφωνα με τη σύμβαση τμήμα ίσο με $-\tau_{xz}$. Ορίζεται έτσι η διάμετρος ΠΚΠ' του κύκλου Mohr. Στρέφοντας δεξιόστροφα κατά γωνία 2ϕ την ακτίνα ΚΠ, [που αντιστοιχεί στην κατ' απόλυτη τιμή μεγαλύτερη από τις ορθές τάσεις του συστήματος (σ_x, σ_z)], παίρνουμε την ακτίνα ΚΡ, που αντιστοιχεί στην κατ' απόλυτη τιμή μεγαλύτερη από τις κύριες τάσεις σ_1 . (πρβλ. και κεφάλαιο 1, σελίδα 14).

ασκηση 7



Ο σωλήνας του σχήματος με έσωτερική διάμετρο $d = 20 \text{ cm}$ και πάχος τοιχώματος $t = 0,5 \text{ cm}$ είναι κλειστός στα δύο άκρα, στηρίζεται εάν αμφιέριστη δοκός και δέχεται τα εξής φορτία:

- ροπή στρέψης $M_t = 1000 \text{ kNm}$
- έσωτερική πίεση $p = 30 \text{ kPa/cm}^2$
- ίδιο βάρος $q = 60 \text{ kPa/m}$

Νά βρεθούν:

- η μέγιστη διατμητική τάση λόγω στρέψης,
- οι τάσεις, που προκαλούνται από την έσωτερική πίεση p ,
- η μέγιστη ορθή τάση λόγω κάμψης, που προκαλείται από το ίδιο βάρος του σωλήνα,
- οι κύριες τάσεις στο σημείο Μ, που βρίσκεται στο μέσο του σωλήνα και στην ανώτερη γενέτειρά του.

Λύση

α. Η μέγιστη διατμητική τάση λόγω στρέψης θα αναπτυχθεί κοντά στο περίγραμμα της διατομής και είναι: $\tau_{\max}^M = \frac{16 \cdot M_t \cdot (d+2t)}{\pi \cdot [(d+2t)^2 - d^2]}$ (πρβλ.

σελίδα 100, εωδηνωτή κυκλική διατομή). Έχουμε λοιπόν:

$$\tau_{\max}^M = \frac{16 \cdot 1000 \cdot 10^2 \text{ κρ} \cdot \text{cm} \cdot 21 \text{ cm}}{\pi \cdot (21^2 - 20^2) \text{ cm}^4} \Rightarrow \tau_{\max}^M = 310,18 \text{ κρ/cm}^2$$

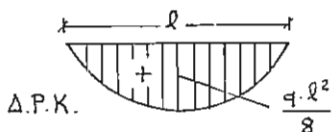
β. Οι τάσεις, που προκαλούνται από την έσωτερική πίεση p , είναι:

$$\sigma_{xx}^p = \frac{p \cdot r}{2 \cdot t} \Rightarrow \sigma_{xx}^p = \frac{30 \text{ κρ/cm}^2 \cdot 10 \text{ cm}}{2 \cdot 0,5 \text{ cm}} = 300 \text{ κρ/cm}^2$$

$$\sigma_{zz}^p = \frac{p \cdot r}{t} \Rightarrow \sigma_{zz}^p = \frac{30 \text{ κρ/cm}^2 \cdot 10 \text{ cm}}{0,5 \text{ cm}} = 600 \text{ κρ/cm}^2.$$

(πρβλ. άσκηση 7, σελίδα 29).

γ. Η μέγιστη όρθια τάση λόγω κάμψης είναι: $\sigma_{xx}^M \max = \frac{M_{\max} \cdot y_{\max}}{I_{zz}}$



Η μέγιστη καμπητική ροπή παρουσιάζεται στο μέσο της δοκού και είναι $M_{\max} = \frac{q \cdot l^2}{8}$. Η ροπή αδράνειας

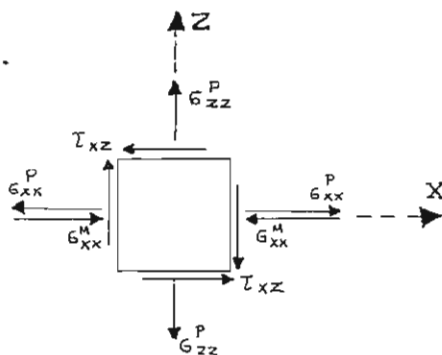
$$I_{zz} \text{ είναι: } I_{zz} = \frac{\pi}{4} \cdot (r_{\text{εξ}}^4 - r_{\text{εσ}}^4) = \frac{\pi}{4} \cdot \left[\left(\frac{d}{2} + t \right)^4 - \left(\frac{d}{2} \right)^4 \right].$$

Η μέγιστη όρθια τάση, λοιπόν, είναι:

$$\sigma_{xx}^M \max = \frac{\frac{q \cdot l^2}{8} \cdot \left(\frac{d}{2} + t \right)}{\frac{\pi}{4} \cdot \left[\left(\frac{d}{2} + t \right)^4 - \left(\frac{d}{2} \right)^4 \right]} \Rightarrow \sigma_{xx}^M \max = \frac{60 \frac{\text{κρ}}{\text{cm}} \cdot (8 \cdot 10^2 \text{ cm})^2 \cdot 10,5 \text{ cm}}{8 \cdot \frac{\pi}{4} \cdot \left[(10,5 \text{ cm})^4 - (10 \text{ cm})^4 \right]}$$

$$\Rightarrow \sigma_{xx}^M \max = 297,77 \text{ κρ/cm}^2.$$

δ.



Στο σημείο M άσκούνται οι έξής τάσεις: λόγω της ροής στρέψης διατμητική τάση $\tau_{xz} = -310,18 \text{ κρ/cm}^2$ λόγω της έσωτερικής πίεσης p όρθια έφελκυστική τάση $\sigma_{xx}^p = +300 \text{ κρ/cm}^2$ και όρθια έφελκυστική τάση $\sigma_{zz}^p = +600 \text{ κρ/cm}^2$ λόγω κάμψης όρθια θλιπτική τάση $\sigma_{xx}^M = -297,77 \text{ κρ/cm}^2$.

Η όρθη τάση έπομένως στην κατεύθυνση X είναι $\sigma_{xx} = \sigma_{xx}^M + \sigma_{xx}^P \Rightarrow$
 $\Rightarrow \sigma_{xx} = 2,23 \text{ κρ/cm}^2$. Η όρθη τάση στην κατεύθυνση Z είναι :
 $\sigma_{zz} = \sigma_{zz}^P \Rightarrow \sigma_{zz} = 600 \text{ κρ/cm}^2$. Τέλος, η διατμητική τάση
 τ_{xz} είναι : $\tau_{xz} = -310,18 \text{ κρ/cm}^2$.

Οι κύριες τάσεις για το σημείο M είναι :

$$\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_{xx} + \sigma_{zz}}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_{xx} - \sigma_{zz}}{2}\right)^2 + \tau_{xz}^2} \Rightarrow$$

$$\sigma_{1,2} = \frac{2,23 + 600}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{2,23 - 600}{2}\right)^2 + (-310,18)^2} \Rightarrow$$

$$\sigma_{1,2} = 301,1 \pm 430,75 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \begin{cases} \sigma_1 = 731,85 \text{ κρ/cm}^2 \\ \sigma_2 = -129,65 \text{ κρ/cm}^2. \end{cases}$$

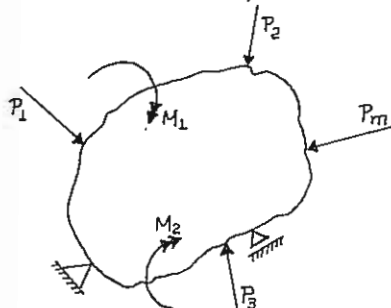
Το κύριο σύστημα αντιστοιχεί σε γωνία στροφής ϕ που δίνεται
 από τη σχέση $\tan 2\phi = \frac{2\tau_{xz}}{\sigma_{xx} - \sigma_{zz}} \Rightarrow \tan 2\phi = \frac{2 \cdot (-310,18)}{2,23 - 600} = 1,03 \Rightarrow$

$$\Rightarrow \phi = 23^\circ,03.$$

ΕΝΕΡΓΕΙΑΚΕΣ ΜΕΘΟΔΟΙ - ΘΕΩΡΗΜΑ ΤΟΥ CASTIGLIANO
ΥΠΕΡΣΤΑΤΙΚΟΙ ΦΟΡΕΙΣ

Θεωρούμε ένα ελαστικό σώμα, το οποίο παραμορφώνεται κάτω από την επίδραση εξωτερικών φορτίων. Το έργο, που εκτελούν τα εξωτερικά αυτά φορτία, εναποθηκεύεται στο σώμα εάν ενέργεια ελαστικής παραμόρφωσης. Την ενέργεια ελαστικής παραμόρφωσης θα την ονομάσουμε στις παραγράφους, που ακολουθούν, για λόγους απλότητας ενέργεια παραμόρφωσης.

Έτσι αν το σώμα υαταπνεύεται από τις εξωτερικές δυνάμεις P_1, P_2, \dots, P_m

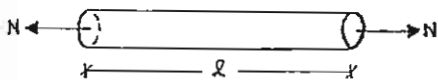


που προκαλούν μετατοπίσεις των σημείων εφαρμογής τους αντίστοιχα $\delta_1, \delta_2, \dots, \delta_m$ και από τις εξωτερικές ροπές M_1, M_2, \dots, M_n που προκαλούν στρώφες των επιπέδων εφαρμογής τους αντίστοιχα $\phi_1, \phi_2, \dots, \phi_n$, τότε η ενέργεια παραμόρφωσης U του σώματος κάτω από την επίδραση αυτών των εξωτερικών δυνάμεων και ροπών είναι :

$$U = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^m P_i \delta_i + \frac{1}{2} \cdot \sum_{i=1}^n M_i \cdot \phi_i$$

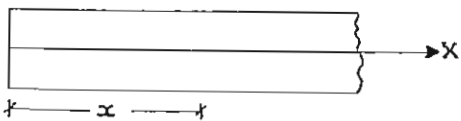
Δίνουμε την ενέργεια παραμόρφωσης για ορισμένες μορφές υαταπόνησης :

- 1) Ράβδος, που υπόκειται σε άξονική καταπόνηση από τη δύναμη N . Αν l είναι το μήκος της ράβδου, A το έμβαδό της διατομής της, E το μέτρο του Young, τότε η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω



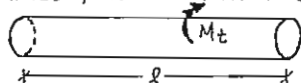
άξονικής δύναμης είναι : $U^N = \frac{N^2 \cdot l}{2 \cdot E \cdot A}$

- 2) Δοκός, που υπόκειται σε καθαρή κάμψη. Αν $M(x)$ ή καμπτική ροπή στη θέση x , I_{zz} ή ροπή αδράνειας της διατομής της δοκού ως προς τον άξονα Z , τότε η ενέργεια παραμόρφωσης από 0 έως x λόγω κάμψης είναι :



$$U^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^x M^2(x) \cdot dx$$

- 3) Άτρακτος, που υπόκειται σε καθαρή στρέψη. Αν M_t είναι η ροπή στρέψης, l το μήκος της άτρακτου, D ή στρεπτική της δυσκαμψία, τότε η ενέργεια παραμόρφωσης



λόγω στρέυσης είναι:
$$U^{Mt} = \frac{M_t^2 \cdot l}{2 \cdot D} \quad (1)$$

Επειδή όμως $D = I_p \cdot G$, όπου I_p η πολική ροπή αδράνειας της διατομής και G το μέτρο στρέυσης, η (1) γράφεται:
$$U^{Mt} = \frac{M_t^2 \cdot l}{2 \cdot I_p \cdot G}$$

Το θεώρημα του Castigliano.

Αν ε' ένα ελαστικό σώμα ένερχουν δυνάμεις ή ζεύγη ροπών, τότε οι μετακινήσεις ή οι στροφές, που προκαλούνται αντίστοιχα, είναι ίσες με τή μεριυή παράγωγο του συνολικού έργου παραμόρφωσης του σώματος ως προς τήν αντίστοιχη δύναμη ή ροπή:

$$\delta_k = \frac{\partial U}{\partial P_k}, \quad \phi_k = \frac{\partial U}{\partial M_k}$$

Με βάση το θεώρημα αυτό μπορούμε νά υπολογίσουμε οποιεσδήποτε μετακινήσεις ή στροφές σε κάθε είδους φορείς, ελαστικούς ή δικτυωτούς.

Το θεώρημα του Castigliano εφαρμόζεται ακόμη και στην περίπτωση, κατά τήν όποια δέν ένερχει καμιά έξωτερική δύναμη στό σημείο του όποιου ζητούμε τή μετακίνηση. Θεωρούμε τότε ότι στό υπ' όψη σημείο και κατά τή φορά, κατά τήν όποια ζητείται ή μετακίνηση, ένερχει μια υποθετική δύναμη H . Βρίσκουμε τήν ένεργεια παραμόρφωσης U , που προκαλείται από τις έξωτερικές φορτίσεις και τή δύναμη H . Υπολογίζουμε τήν ποσότητα $\frac{\partial U}{\partial H}$. Επειδή όμως ή δύναμη H δέν υπάρχει στην πραγματικότητα, στην τελική έκφραση τής $\frac{\partial U}{\partial H}$ θέτομε $H=0$, όποτε ή ζητούμενη μετακίνηση δ είναι:

$$\delta = \left(\frac{\partial U}{\partial H} \right)_{H=0}$$

Έντελως ανάλογα βρίσκουμε και τή γωνία στροφής μιας διατομής, στην όποια δέν ένερχει έξωτερική ροπή. Θεωρούμε τότε ότι στην υπ' όψη διατομή ένερχει μια υποθετική ροπή M . Βρίσκουμε τήν ένεργεια παραμόρφωσης, που προκαλείται από τις έξωτερικές φορτίσεις και τή ροπή M . Υπολογίζουμε τήν ποσότητα $\frac{\partial U}{\partial M}$. Η ζητούμενη γωνία στροφής τής υπ' όψη διατομής θά προκύψει, άν στην τελική έκφραση τής $\frac{\partial U}{\partial M}$ θέσουμε $M=0$, όποτε είναι:
$$\phi = \left(\frac{\partial U}{\partial M} \right)_{M=0}$$

Με το θεώρημα του Castigliano μπορούμε επίσης νά επιλύσουμε και υπερστατικούς φορείς. Στην περίπτωση αυτή ή ένεργεια παραμόρφωσης U είναι εκείνη, που προκαλείται από τις έξωτερικές φορτίσεις και από τά μεχέδη, που έχουν χαρακτηριθεϊ ως στατικά υπεράρθημα.

Γιά τήν επίλυση ενός υπερστατικού φορέα μπορούμε ν' ακολουθήσουμε τήν έξης πορεία:

- 1) διαπιστώνουμε τόν βαθμό υπερστατικότητας.
- 2) επιλέξουμε τά στατικά υπεράρθημα μεχέδη.

3) κάνουμε τομές στά εθμετα εκείνα του φορέα, στα όποια θεωρήσαμε ότι εφαρμόζουν υπερστατικά μεγέθη, και προσάχουμε τά μεγέθη αυτά ως έξωτερικές φορτίσεις.

4) καταστρώνουμε τίς έξιώσεις συμβιβαστού τών παραμορφώσεων. Η μορφή τών έξιώσεων αυτών ποικίλλει από πρόβλημα σε πρόβλημα.

"Έτσι αν σ' ένα φορέα έχουμε ένα στερεό υποστήριγμα, χωνρίζουμε από πριν ότι θα έχουμε μηδενική μετατόπιση χιά τό υποστήριγμα αυτό." Ας είναι Η ή αντίδραση κατά τήν κατεύθυνση τής μηδενικής αυτής μετατόπισης. Σύμφωνα με τό θεώρημα του Castigliano θα έχουμε: $\frac{\partial U}{\partial H} = 0$ (1)

Η έξίωση (1) αποτελεί μία έξίωση συμβιβαστού τών παραμορφώσεων. Καταστρώνουμε τόσες έξιώσεις συμβιβαστού όσα και τά στατικά υπεράριθμα μεγέθη, όποτε λύνουμε τον υπερστατικό φορέα.

Τονίζουμε και πάλι ότι ή μορφή του προβλήματος είναι εκείνη, ή όποία θα μās κατευθύνει στην κατάστρωση τών έξιώσεων συμβιβαστού τών παραμορφώσεων.

Στίς άσκήσεις 1 και 2 μελετούμε θεωρητικά προβλήματα ένεργειακών μεθόδων, τά όποια ούδειαστικά αποτελοϋν παραλλαχές τών βασικών θεωρημάτων τών μεθόδων αυτών. Στίς άσκήσεις αυτές χρησιμοποιούμε και όρισμένα στοιχεία από τή διανυσματική άναλυση.

Στίς άσκήσεις 3, 4, 5, 7 και 8 υπολοχίζουμε ετροφές και μετατοπίσεις με τή βοήθεια του θεωρήματος του Castigliano.

Στίς άσκήσεις 6, 9 και 10 μελετούμε όρισμένους άπλους υπερστατικούς φορείς. Στίς άσκήσεις αυτές δίνεται ιδιαίτερη έμφαση στις συνθήκες συμβιβαστού, που πρέπει να ικανοποιούν οι παραμορφώσεις.

Στήν άσκηση 11 μελετούμε τήν έντατική κατάσταση ενός δικτυώματος μία φορά υπερστατικού, του όποιου μία ράβδος ήταν κοντύτερη από τό κανονικό της μέγεθος και συναρμόστηκε βίαια.

Τέλος στις άσκήσεις 12 και 13 υπολοχίζουμε μετατοπίσεις και ετροφές συνδέετων φορέων.

ασκηση 1

Γιά ένα ελαστικό σώμα όγκου V , που περικλείεται από μία επιφάνεια S , να αποδειχτεί η σχέση:

$$\oint_S t_i \cdot x_i \cdot ds + \int_V F_i \cdot x_i \cdot dV = \frac{E}{1-2\nu} \cdot \delta V, \quad \text{όπου}$$

t_i, F_i οί συνιστώσες τών διανυσμάτων επιφανειακών φορτίσεων και μαζικών δυνάμεων αντίστοιχα, που καταπονοῦν τὸ σώμα, x_i οί καρτεσιανές συντεταγμένες ενός βλίκου σημείου τοῦ σώματος, E τὸ μέτρο τοῦ Young, ν ὁ λόγος τοῦ Poisson καὶ δV ἡ συνολικὴ αὐξηση τοῦ ὅγκου τοῦ σώματος, που προκαλεῖται ἀπὸ τίς φορτίσεις t_i, F_i .

Υποδείξεις: Νά χρησιμοποιηθῇ τὸ θεώρημα τοῦ Green, που μετασχηματίζει ἕνα κλειστὸ επιφανειακὸ ὁλοκλήρωμα εἰς τριπλὸ. Γιά ἕνα διανυσματικὸ πεδίο \vec{a} , που ὀρίζεται στὸν ὄγκο V , ὁ ὁποῖος περικλείεται ἀπὸ τὴν κλειστὴ ἐπιφάνεια S , τὸ θεώρημα αὐτὸ ἐκφράζεται ἀπὸ τὴ σχέση

$$\oint_S \vec{n} \cdot \vec{a} \cdot ds = \int_V \operatorname{div} \vec{a} \cdot dV = \int_V \left(\frac{\partial a_m}{\partial x_m} \right) \cdot dV, \quad \text{όπου}$$

\vec{n} τὸ κάθετο μοναδιαῖο διάνυσμα εἰς μίαν τομὴ τοῦ πεδίου.

Ἐπίσης ἂν χρησιμοποιηθεῖ ἡ σχέση $\operatorname{Tr} \underline{\underline{\xi}} = \theta = \frac{\delta V}{V}$, που δίνει τὴν ἀνηχημένη διόγκωση, να γραφεῖ γιὰ τὴν ἐφαρμογὴ τῆς εἰς πρόβλημα αὐτὸ μὲ τὴ μορφή:

$$\operatorname{Tr} \underline{\underline{\xi}} = \theta = \frac{d(\delta V)}{dV}, \quad \text{όπου}$$

dV ὁ διαφορικὸς ὄγκος τοῦ σώματος καὶ $d(\delta V) = \delta(dV)$, ἡ μεταβολὴ τοῦ dV , που συνοδεύει τὴν ἐλαστικὴ παραμόρφωση.

αποδείξη:

Οί συνιστώσες τοῦ διανύσματος επιφανειακῆς φόρτισης \vec{t} εἰς μίαν τομὴ τοῦ σώματος, τῆς ὁποίας τὸ κάθετο μοναδιαῖο διάνυσμα εἶναι \vec{n} , δίνονται ἀπὸ τὴ σχέση $t_i = \eta_m \cdot \sigma_{mi}$, ὅπου η_m οί συνιστώσες τοῦ διανύσματος $\vec{\eta}$. Θὰ μετασχηματίσουμε τὸ κλειστὸ επιφανειακὸ ὁλοκλήρωμα $\oint_S t_i \cdot x_i \cdot ds$ εἰς ὁλοκλήρωμα στὸν ὄγκο V (εἰς τριπλὸ ὁλοκλήρωμα).

Σύμφωνα μὲ τὸ θεώρημα τοῦ Green θὰ ἔχουμε:

$$\oint_S t_i \cdot x_i \cdot ds = \oint_S \eta_m \cdot \sigma_{mi} \cdot x_i \cdot ds = \int_V \frac{\partial (\sigma_{mi} \cdot x_i)}{\partial x_m} \cdot dV =$$

$$= \int_V \frac{\partial \epsilon_{mi}}{\partial x_m} \cdot x_i \cdot dV + \int_V \frac{\partial x_i}{\partial x_m} \cdot \epsilon_{mi} \cdot dV$$

Τό πρώτο, λοιπόν, μέλος της σχέσης που έχουμε να αποδείξουμε γράφεται:

$$A = \oint_S t_i \cdot x_i \cdot ds + \int_V F_i \cdot x_i \cdot dV = \int_V \frac{\partial \epsilon_{mi}}{\partial x_m} \cdot x_i \cdot dV + \int_V \frac{\partial x_i}{\partial x_m} \cdot \epsilon_{mi} \cdot dV +$$

$$+ \int_V F_i \cdot x_i \cdot dV \Rightarrow A = \int_V \left(F_i + \frac{\partial \epsilon_{mi}}{\partial x_m} \right) \cdot x_i \cdot dV + \int_V \frac{\partial x_i}{\partial x_m} \cdot \epsilon_{mi} \cdot dV$$

Από τις εξισώσεις ισορροπίας έχουμε ότι: $F_i + \frac{\partial \epsilon_{mi}}{\partial x_m} = 0$, επομένως:

$$A = \int_V \frac{\partial x_i}{\partial x_m} \cdot \epsilon_{mi} \cdot dV, (1).$$

Η παράσταση $\frac{\partial x_i}{\partial x_m}$ ισούται με δ_{im} , διότι όταν $i=m$ ισούται με 1,

$$\frac{\partial x_i}{\partial x_i} = 1, \text{ ενώ όταν } i \neq m \text{ ισούται με } 0, \left(\frac{\partial x_i}{\partial x_m} \right)_{i \neq m} = 0.$$

$$\text{Έτσι, λοιπόν, η (1) γράφεται: } A = \int_V \delta_{im} \cdot \epsilon_{mi} \cdot dV = \int_V \epsilon_{ii} \cdot dV.$$

Οι τάσεις εκφράζονται συναρτήσει των παραμορφώσεων από τη σχέση: $\epsilon_{ij} = 2 \cdot \mu \cdot \epsilon_{ij} + \lambda \cdot \theta \cdot \delta_{ij}$, όπου $\theta = \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}$ ή άνηχημένη διόγκωση

και λ, μ οι σταθερές του Lamé. Για $i=j$ έχουμε $\epsilon_{ii} = 2 \cdot \mu \cdot \epsilon_{ii} + \lambda \cdot \theta \cdot \delta_{ii} = 2 \cdot \mu \cdot \theta + 3 \cdot \lambda \cdot \theta \Rightarrow \epsilon_{ii} = (2\mu + 3\lambda) \cdot \theta$ και επομένως

$$A = \int_V \epsilon_{ii} \cdot dV = \int_V (2\mu + 3\lambda) \cdot \theta \cdot dV, (2).$$

Τήν άνηχημένη διόγκωση τη γράφουμε με τη μορφή: $\theta = \text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}} = \frac{d(\delta V)}{dV}$, οπότε η (2) γράφεται:

$$A = \int_V (2\mu + 3\lambda) \cdot \frac{d(\delta V)}{dV} \cdot dV = \int_V (2\mu + 3\lambda) \cdot d(\delta V)$$

Τα σύμβολα \int, d γραμμένα τό ένα μετά από τό άλλο αλληλοαναιρούνται και $A = (2\mu + 3\lambda) \cdot \delta V, (3).$

Οι σταθερές λ, μ εκφράζονται συναρτήσει των E, ν από τις σχέσεις:

$$\lambda = \frac{\nu \cdot E}{(1-2\nu)(1+\nu)}, \quad \mu = \frac{E}{2 \cdot (1+\nu)}$$

Η σχέση, λοιπόν, που θέλουμε να αποδείξουμε, γράφεται τελικά:

$$A = (2\mu + 3\lambda) \cdot \delta V = \left[\frac{2 \cdot E}{2 \cdot (1+\nu)} + \frac{3 \cdot \nu \cdot E}{(1-2\nu)(1+\nu)} \right] \cdot \delta V =$$

$$= \frac{E \cdot (1-2\nu) + 3 \cdot \nu \cdot E}{(1-2\nu) \cdot (1+\nu)} \cdot \delta V = \frac{E - 2\nu \cdot E + 3\nu \cdot E}{(1-2\nu) \cdot (1+\nu)} \cdot \delta V = \frac{E + \nu \cdot E}{(1-2\nu) \cdot (1+\nu)} \cdot \delta V =$$

$$= \frac{E \cdot (1+\nu)}{(1-2\nu) \cdot (1+\nu)} \cdot \delta V \Rightarrow A = \frac{E}{1-2\nu} \cdot \delta V, \text{ ἄρα}$$

$$\oint_S \varepsilon_i \cdot x_i \cdot ds + \int_V F_i \cdot x_i \cdot dV = \frac{E}{1-2\nu} \cdot dV.$$

ασκηση 2

Για ένα ελαστικό σώμα ή αυξημένη ενέργεια παραμόρφωσης W δίνεται από τη σχέση $W = \frac{1}{2} \cdot \underline{\underline{\sigma}}_{ij} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}}_{ij}$. Αν θ και ϕ ή πρώτη και

δεύτερη αναλλοίωτη αντίστοιχα του τανυστή τάσης, $\theta = \text{Tr} \underline{\underline{\sigma}}$, $\phi = \text{Tr} \underline{\underline{\sigma}}^2$, Θ και Φ ή πρώτη και δεύτερη αναλλοίωτη αντίστοιχα του τανυστή παραμόρφωσης, $\Theta = \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}}$, $\Phi = \text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}}^2$, λ και μ οι σταθερές του Lamé, να εκφρασθεί η W :

α. συναρτήσει των $\theta, \phi, \lambda, \mu$.

β. συναρτήσει των $\Theta, \Phi, \lambda, \mu$.

Λυση

Αν $\underline{\underline{\sigma}}$ και $\underline{\underline{\varepsilon}}$ οι τανυστές τάσης και παραμόρφωσης αντίστοιχα, θα αποδείξουμε πρώτα ότι: $\underline{\underline{\sigma}}_{ij} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}}_{ij} = \text{Tr}(\underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}})$. Έχουμε:

$$(\underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}})_{ij} = \sigma_{im} \cdot \varepsilon_{mj}, \text{ ὅποτε } \text{Tr}(\underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}}) = \sigma_{im} \cdot \varepsilon_{mi}, \text{ και ἔπειδή}$$

$\varepsilon_{mi} = \varepsilon_{im}$ θα είναι: $\text{Tr}(\underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}}) = \sigma_{im} \cdot \varepsilon_{im}$. Στη σχέση αυτή το m είναι επαναλαμβανόμενος (ἄεργος) δείκτης. Μπορούμε επομένως να αντι-καταστήσουμε το m με j , ὅποτε: $\text{Tr}(\underline{\underline{\sigma}} \cdot \underline{\underline{\varepsilon}}) = \sigma_{ij} \cdot \varepsilon_{ij}$.

Εξ ἄλλου ὁ τανυστής τάσης ἐκφράζεται συναρτήσει τοῦ τανυστή παραμόρφωσης ἀπὸ τὴν σχέση:

$$\underline{\underline{\sigma}} = 2 \cdot \mu \cdot \underline{\underline{\varepsilon}} + \lambda \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\varepsilon}}) \cdot \underline{\underline{I}}, \text{ ὅπου}$$

λ, μ οἱ σταθερές τοῦ Lamé καὶ $\underline{\underline{I}}$ τὸ μοναδιαῖο μητρώο.

Αντίστοιχα ὁ τανυστής παραμόρφωσης ἐκφράζεται συναρτήσει τοῦ τανυστή τάσης ἀπὸ τὴν σχέση:

$$\underline{\underline{\xi}} = \frac{1}{2\mu} \cdot \underline{\underline{\epsilon}} - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \cdot \underline{\underline{I}}$$

α. Θα εκφράσουμε την άνηχμένη ενέργεια παραμόρφωσης W συναρτήσει των αναλλοίωτων του τανυστή τάσης $\underline{\underline{\epsilon}}$. Είναι:

$$\begin{aligned} \underline{\underline{\epsilon}} \cdot \underline{\underline{\epsilon}} &= \underline{\underline{\epsilon}} \cdot \left[\frac{1}{2\mu} \underline{\underline{\epsilon}} - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \cdot \underline{\underline{I}} \right] = \frac{1}{2\mu} \cdot \underline{\underline{\epsilon}}^2 - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \cdot \underline{\underline{\epsilon}} \cdot \underline{\underline{I}} = \\ &= \frac{1}{2\mu} \cdot \underline{\underline{\epsilon}}^2 - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \cdot \underline{\underline{\epsilon}} \quad , \text{ διότι } \underline{\underline{\epsilon}} \cdot \underline{\underline{I}} = \underline{\underline{\epsilon}} \end{aligned}$$

Η άνηχμένη, λοιπόν, ενέργεια παραμόρφωσης W είναι:

$$\begin{aligned} W &= \frac{1}{2} \cdot \epsilon_{ij} \cdot \epsilon_{ij} = \frac{1}{2} \cdot \text{Tr}(\underline{\underline{\epsilon}} \cdot \underline{\underline{\epsilon}}) = \frac{1}{2} \cdot \text{Tr} \left[\frac{1}{2\mu} \cdot \underline{\underline{\epsilon}}^2 - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \cdot \underline{\underline{\epsilon}} \right] \\ &= \frac{1}{2} \cdot \left[\frac{1}{2\mu} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}^2) - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\epsilon}}) \right] = \frac{1}{2} \cdot \left[\frac{1}{2\mu} \cdot \phi - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot \theta \right] \end{aligned}$$

$$\Rightarrow W = \frac{1}{4\mu} \cdot \phi - \frac{\lambda}{2\mu \cdot (3\lambda + 2\mu)} \cdot \theta^2$$

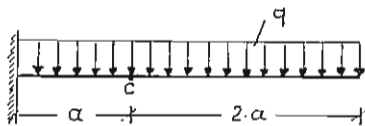
β. Θα εκφράσουμε την άνηχμένη ενέργεια παραμόρφωσης W συναρτήσει των αναλλοίωτων του τανυστή παραμόρφωσης $\underline{\underline{\xi}}$. Είναι:

$$\begin{aligned} \underline{\underline{\epsilon}} \cdot \underline{\underline{\epsilon}} &= \left[2\mu \cdot \underline{\underline{\xi}} + \lambda \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}) \cdot \underline{\underline{I}} \right] \cdot \underline{\underline{\xi}} = 2\mu \cdot \underline{\underline{\xi}}^2 + \lambda \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}) \cdot \underline{\underline{\xi}} \cdot \underline{\underline{I}} = \\ &= 2\mu \cdot \underline{\underline{\xi}}^2 + \lambda \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}) \cdot \underline{\underline{\xi}} \end{aligned}$$

Η άνηχμένη, λοιπόν, ενέργεια παραμόρφωσης W είναι:

$$\begin{aligned} W &= \frac{1}{2} \cdot \epsilon_{ij} \cdot \epsilon_{ij} = \frac{1}{2} \cdot \text{Tr}(\underline{\underline{\epsilon}} \cdot \underline{\underline{\epsilon}}) = \frac{1}{2} \cdot \text{Tr} \left[2\mu \cdot \underline{\underline{\xi}}^2 + \lambda \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}) \cdot \underline{\underline{\xi}} \right] = \\ &= \frac{1}{2} \cdot \left[2\mu \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}^2) + \lambda \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}) \cdot (\text{Tr} \underline{\underline{\xi}}) \right] = \frac{1}{2} \cdot \left[2\mu \cdot \phi + \lambda \cdot \theta \cdot \theta \right] \Rightarrow \\ &\Rightarrow W = \mu \cdot \phi + \frac{\lambda \cdot \theta^2}{2} \end{aligned}$$

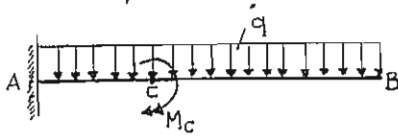
ασκηση 3



Για τον πρόβλοδο του σχήματος, που δέχεται την ομοιόμορφη φόρτιση q , να βρεθεί η στροφή του σημείου C με εφαρμογή του θεωρήματος του

Castigliano.

Λύση



Θεωρούμε ότι στο σημείο C του προβόλου εφαρμόζει το ζεύγος ροπών M_C . Θα βρούμε την ενέργεια παραμόρφωσης U , που προκαλείται από την εξωτερική φόρτιση q και τη ροπή M_C . Η στροφή ϕ_C του σημείου C θα είναι ίση με τη μερική παράγωγο της U ως προς M_C , όπου όμως στην τελική έκφραση της $\frac{\partial U}{\partial M_C}$ θα θέσουμε $M_C = 0$, διότι στην

πραγματικότητα δεν υπάρχει ροπή M_C · θα είναι δηλαδή $\phi_C = \left(\frac{\partial U}{\partial M_C} \right)_{M_C=0}$

Στο τμήμα BC η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το σημείο B είναι: $M_{BC}(x) = -\frac{q \cdot x^2}{2}$. Η ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα

$$\text{αυτό είναι: } U_{BC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{ZZ}} \cdot \int_0^{2a} M_{BC}^2(x) \cdot dx.$$

Στο τμήμα CA η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το σημείο B είναι: $M_{CA}(x) = -\frac{q \cdot x^2}{2} - M_C$. Η ενέργεια παραμόρφωσης για το

$$\text{τμήμα αυτό είναι: } U_{CA} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{ZZ}} \cdot \int_{2a}^{3a} M_{CA}^2(x) \cdot dx.$$

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης είναι:

$$U = U_{BC} + U_{CA} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{ZZ}} \cdot \left[\int_0^{2a} M_{BC}^2(x) \cdot dx + \int_{2a}^{3a} M_{CA}^2(x) \cdot dx \right]$$

Η μερική παράγωγος της U ως προς M_C είναι:

$$\frac{\partial U}{\partial M_C} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{ZZ}} \cdot \left[\int_0^{2a} \frac{\partial M_{BC}^2(x)}{\partial M_C} \cdot dx + \int_{2a}^{3a} \frac{\partial M_{CA}^2(x)}{\partial M_C} \cdot dx \right] \Rightarrow$$

$$\frac{\partial U}{\partial M_C} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{ZZ}} \cdot \left[\int_0^{2a} 2 \cdot M_{BC}(x) \cdot \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial M_C} \cdot dx + \int_{2a}^{3a} 2 \cdot M_{CA}(x) \cdot \frac{\partial M_{CA}(x)}{\partial M_C} \cdot dx \right]$$

$$\text{Είναι: } \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial M_C} = 0, \quad \frac{\partial M_{CA}(x)}{\partial M_C} = -1, \quad \text{οπότε}$$

$$\frac{\partial U}{\partial M_C} = \frac{1}{E \cdot I_{ZZ}} \cdot \left[\int_0^{2a} M_{BC}(x) \cdot 0 \cdot dx + \int_{2a}^{3a} M_{CA}(x) \cdot (-1) \cdot dx \right] \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{\partial U}{\partial M_c} = -\frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_{2a}^{3a} M_{cA}(x) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{\partial U}{\partial M_c} = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_{2a}^{3a} \left(\frac{q \cdot x^2}{2} + M_c \right) \cdot dx$$

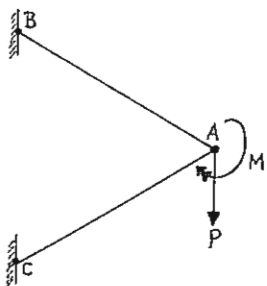
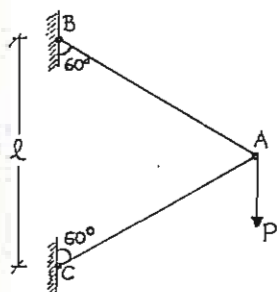
Η γωνία στρωφής ϕ_c θα προκύψει, αν ε'αυτή την τελική έκφραση της $\frac{\partial U}{\partial M_c}$ θέσουμε $M_c = 0$. Θα είναι λοιπόν:

$$\phi_c = \left(\frac{\partial U}{\partial M_c} \right)_{M_c=0} \Rightarrow \phi_c = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_{2a}^{3a} \left(\frac{q \cdot x^2}{2} + 0 \right) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\phi_c = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_{2a}^{3a} \frac{q \cdot x^2}{2} \cdot dx \Rightarrow \phi_c = \frac{q}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \left[\frac{x^3}{3} \right]_{2a}^{3a} \Rightarrow$$

$$\phi_c = \frac{q}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \left(\frac{27 \cdot a^3}{3} - \frac{8 \cdot a^3}{3} \right) \Rightarrow \phi_c = \frac{19}{6} \cdot \frac{q \cdot a^3}{E \cdot I_{zz}}$$

ασκηση 4



Στό σύστημα του σχήματος να βρεθεί η γωνία στρωφής της ράβδου AB, που προκαλείται από τό κατακόρυφο φορτίο P.

Νά θεωρηθεί ότι οι 2 ράβδοι έχουν ίδιο έμβαδό διατομής A και μέτρο έλαστικότητας E.

λυση

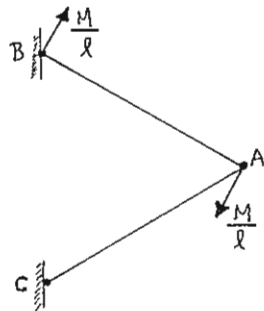
Θεωρούμε ότι στό A έφαρμόζει τό ζεύγος ροπών M. Θα βρούμε την ένέργεια παραμόρφωσης U του συστήματος, που προκαλείται από τίς φορτίσεις P και M. Η γωνία στρωφής της ράβδου AB θα είναι ίση μέ τή μεριχή παράγωγο της U ως πρός M, όπου στην τελική έκφραση θέτομε $M=0$, διότι η ροπή M δέν υπάρχει στην πραγματικότητα, $\phi_{AB} = \left(\frac{\partial U}{\partial M} \right)_{M=0}$

Οί τάσεις των ράβδων AB και AC, που προκαλούνται από τή φόρτιση P, είναι:

$$S_{AB}^P = +P, \quad S_{AC}^P = -P$$

Γιά να βρούμε τις τάσεις των ράβδων AB και AC, που προκαλούνται από τη ροπή M, θεωρούμε ότι η M παράχεται από 2 αντίρροπες δυνάμεις, ίσες την καθεμία με M/l , που εφαρμόζονται στα σημεία A και B. Από την ισορροπία δυνάμεων στο A βρίσκουμε:

$$M \text{ με: } S_{AB}^M = \frac{M}{\sqrt{3} \cdot l}, \quad S_{AC}^M = -\frac{2 \cdot M}{\sqrt{3} \cdot l}$$



Οι τάσεις, λοιπόν, των ράβδων του συστήματος, που προκαλούνται από τις φορτίσεις P και M, είναι:

$$S_{AB} = S_{AB}^P + S_{AB}^M = P + \frac{M}{\sqrt{3} \cdot l}$$

$$S_{AC} = S_{AC}^P + S_{AC}^M = -P - \frac{2 \cdot M}{\sqrt{3} \cdot l}$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης της ράβδου AB είναι:

$$U_{AB} = \frac{S_{AB}^2 \cdot l_{AB}}{2 \cdot E \cdot A} = \frac{S_{AB}^2 \cdot l}{2 \cdot E \cdot A}$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης της ράβδου AC είναι:

$$U_{AC} = \frac{S_{AC}^2 \cdot l_{AC}}{2 \cdot E \cdot A} = \frac{S_{AC}^2 \cdot l}{2 \cdot E \cdot A}$$

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης του συστήματος είναι:

$$U = U_{AB} + U_{AC} \Rightarrow U = \frac{S_{AB}^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} + \frac{S_{AC}^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E}$$

$$\text{Έχουμε: } \frac{\partial U}{\partial M} = \frac{\frac{\partial S_{AB}^2}{\partial M} \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} + \frac{\frac{\partial S_{AC}^2}{\partial M} \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} = \frac{2 \cdot S_{AB} \cdot \frac{\partial S_{AB}}{\partial M} \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} + \frac{2 \cdot S_{AC} \cdot \frac{\partial S_{AC}}{\partial M} \cdot l}{2 \cdot A \cdot E}$$

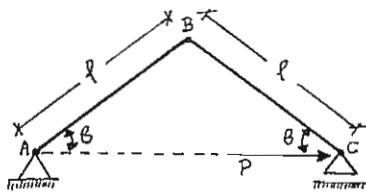
$$\frac{\partial S_{AB}}{\partial M} = \frac{1}{l \cdot \sqrt{3}}, \quad \frac{\partial S_{AC}}{\partial M} = -\frac{2}{l \cdot \sqrt{3}}, \quad \text{οπότε}$$

$$\frac{\partial U}{\partial M} = \frac{\left(P + \frac{M}{l \cdot \sqrt{3}}\right) \cdot \frac{1}{l \cdot \sqrt{3}} \cdot l}{A \cdot E} + \frac{\left(-P - \frac{2 \cdot M}{l \cdot \sqrt{3}}\right) \cdot \left(-\frac{2}{l \cdot \sqrt{3}}\right) \cdot l}{A \cdot E} \quad (1)$$

Η γωνία στροφής ϕ_{AB} θα προκύψει, αν στην (1) θέσουμε $M=0$, οπότε:

$$\phi_{AB} = \left(\frac{\partial U}{\partial M}\right)_{M=0} \Rightarrow \phi_{AB} = \frac{P \cdot \sqrt{3}}{A \cdot E}$$

ασκηση 5

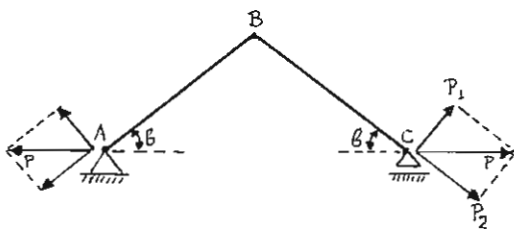


φθούν υπό όχη τα άποτελέσματα και της κάμψης και του έφεδκουμού.

Θεωρούμε τὸ πλαίσιο τοῦ σχήματος, τοῦ ὁποῦ το τμήματα AB καὶ BC ἔχουν ροπή αδράνειας διατομῆς γιὰ ἀντίστοιχα ἐπίπεδα κάμψης I, ἐμβαδὸ διατομῆς A καὶ μέτρο ἐλαστικότητας E. Νά βρεθεῖ ἡ ὀριζόντια μετατόπιση τοῦ σημείου C.

Στὴν ἔκφραση γιὰ τὴ μετατόπιση νά δη-

Λυση



Ἡ δύναμη P ἀσκεῖται στὸ τμήμα C. Στὸ σημεῖο A προκαλεῖται ἀντίρρηση ἴση ἀντίδραση. Θά ἔβρωμε τὴν ἐνέργεια παραμόρφωσης γιὰ τὸ τμήμα BC. Λόγω συμμετρίας θά ἔχουμε ἴση ἐνέργεια παραμόρφωσης

καὶ γιὰ τὸ τμήμα AB.

Στὸ τμήμα BC θά ἔχουμε ἐνέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης, U_{BC}^M , πού προκαλεῖται ἀπὸ τὴ συνιστώσα P_1 τῆς δύναμης P καὶ ἐνέργεια παραμόρφωσης λόγω ἐφεδκουμοῦ, U_{BC}^N , πού προκαλεῖται ἀπὸ τὴ συνιστώσα P_2 τῆς δύναμης P. Ἡ συνολικὴ ἐνέργεια παραμόρφωσης γιὰ τὸ τμήμα αὐτὸ θά εἶναι: $U_{BC} = U_{BC}^M + U_{BC}^N$.

Γιὰ τὸ τμήμα BC ἡ καμπητικὴ ροπή γέ ἀπόσταση x ἀπὸ τὸ C εἶναι: $M(x) = P_1 \cdot x = P \cdot \sin \theta \cdot x$. Ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης, ἐπομένως, λόγω κάμψης γιὰ τὸ τμήμα αὐτὸ εἶναι: $U_{BC}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^l M^2(x) \cdot dx$

Ἡ ἀξονικὴ ἐφεδκουτικὴ δύναμη γιὰ τὸ τμήμα BC εἶναι:

$N_{BC} = P_2 = P \cdot \cos \theta$. Ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης, ἐπομένως, λόγω ἐφεδκουμοῦ γιὰ τὸ τμήμα αὐτὸ θά εἶναι: $U_{BC}^N = \frac{N_{BC}^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E}$.

Ἡ συνολικὴ ἐνέργεια παραμόρφωσης γιὰ τὸ τμήμα BC εἶναι:

$$U_{BC} = U_{BC}^M + U_{BC}^N = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^l M^2(x) \cdot dx + \frac{N_{BC}^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E}$$

Γιὰ τὸ τμήμα AB ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης U_{AB} εἶναι: $U_{AB} = U_{BC}$.

Ἡ εὐνοδική, λοιπόν, ἐνέργεια παραμόρφωσης U τοῦ πλαισίου εἶναι: $U = U_{AB} + U_{BC} \Rightarrow U = \frac{1}{E \cdot I} \int_0^l M^2(x) \cdot dx + \frac{N_{BC}^2 \cdot l}{A \cdot E}$.

Ἡ ὀριζόντια μετατόπιση τοῦ σημείου C εἶναι: $\delta_C = \frac{\partial U}{\partial P}$.

$$\text{εἶναι: } \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{1}{E \cdot I} \int_0^l \frac{\partial M^2(x)}{\partial P} \cdot dx + \frac{\frac{\partial N_{BC}^2}{\partial P} \cdot l}{A \cdot E} \Rightarrow$$

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{1}{E \cdot I} \int_0^l 2 \cdot M(x) \cdot \frac{\partial M(x)}{\partial P} \cdot dx + \frac{2 \cdot N_{BC} \cdot \frac{\partial N_{BC}}{\partial P} \cdot l}{A \cdot E},$$

$\frac{\partial M(x)}{\partial P} = x \cdot \sin \theta$, $\frac{\partial N_{BC}}{\partial P} = \cos \theta$, ὁπότε:

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{2}{E \cdot I} \int_0^l P \cdot \sin \theta \cdot x \cdot x \cdot \sin \theta \cdot dx + \frac{2 \cdot P \cdot \cos \theta \cdot \cos \theta \cdot l}{A \cdot E} \Rightarrow$$

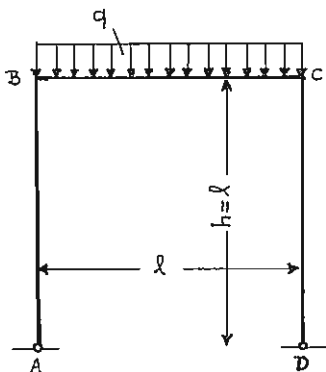
$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{2 \cdot P \cdot \sin^2 \theta}{E \cdot I} \int_0^l x^2 \cdot dx + \frac{2 \cdot P \cdot l \cdot \cos^2 \theta}{A \cdot E} \Rightarrow$$

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{2 \cdot P \cdot l^3 \cdot \sin^2 \theta}{3 \cdot E \cdot I} + \frac{2 \cdot P \cdot l \cdot \cos^2 \theta}{A \cdot E}$$

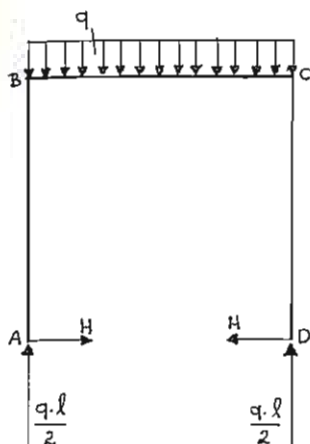
Ἡ ὀριζόντια μετατόπιση, λοιπόν, τοῦ σημείου C εἶναι:

$$\delta_C = \frac{2 \cdot P \cdot l^3 \cdot \sin^2 \theta}{3 \cdot E \cdot I} + \frac{2 \cdot P \cdot l \cdot \cos^2 \theta}{A \cdot E}$$

ασκήση 6



Στὸ διαρθρωτὸ πλαίσιο τοῦ σχήματος, πού δέχεται στὸ τμήμα BC τὴν ὁμοιόμορφη φόρτιση q , νὰ βρεθοῦν οἱ ἀντιδράσεις στὰ σημεία A καὶ D . (Νὰ ἀληθεῦν ὑπόψη μόνο τὰ ἀποτελέσματα τῆς κάμψης)



Λύση

Οι κατακόρυφες συνιστώσες των αντιδράσεων στα Α και D θα είναι ίσες με $\frac{q \cdot l}{2}$ ή καθεμία. Οι οριζόντιες συνιστώσες θα είναι αντίρροπες και ίσες, έστω, με H ή καθεμία. Θεωρούμε την H ως υπερστατικό μέγεθος και θα την υπολογίσουμε χρησιμοποιώντας το θεώρημα του Castigliano.

Η καμπτική ροπή στο τμήμα AB και σε απόσταση x από το Α είναι: $M_{AB}(x) = -H \cdot x$.

Η ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα αυτό είναι $U_{AB} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^l M_{AB}^2(x) \cdot dx$

Στο τμήμα BC και σε απόσταση x από το Β η καμπτική ροπή είναι $M_{BC}(x) = -H \cdot l - \frac{q \cdot x^2}{2} + \frac{q \cdot l}{2} \cdot x$. Η ενέργεια παραμόρφωσης για το

τμήμα αυτό είναι: $U_{BC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^l M_{BC}^2(x) \cdot dx$.

Τέλος στο τμήμα CD και σε απόσταση x από το C η καμπτική ροπή είναι: $M_{CD}(x) = -H \cdot l + H \cdot x$. Η ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα αυτό είναι: $U_{CD} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^l M_{CD}^2(x) \cdot dx$

Η ενέργεια παραμόρφωσης, επομένως, όλου του πλαισίου είναι:

$$U = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \left[\int_0^l M_{AB}^2(x) \cdot dx + \int_0^l M_{BC}^2(x) \cdot dx + \int_0^l M_{CD}^2(x) \cdot dx \right]$$

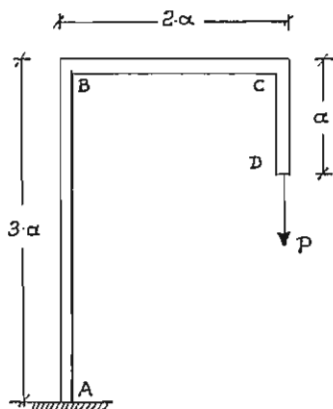
Η μερική παράγωγος της U ως προς H δίνει την οριζόντια μετατόπιση για καθένα από τα σημεία Α και D. Δεδομένου όμως ότι στα Α και D έχουμε άρθρώσεις, οι οριζόντιες αυτές μετακινήσεις θα είναι μηδενικές, οπότε $\frac{\partial U}{\partial H} = 0$. Έχουμε λοιπόν:

$$\begin{aligned} \frac{\partial U}{\partial H} = 0 &\Rightarrow \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \left[\int_0^l \frac{\partial M_{AB}^2(x)}{\partial H} \cdot dx + \int_0^l \frac{\partial M_{BC}^2(x)}{\partial H} \cdot dx + \right. \\ &+ \left. \int_0^l \frac{\partial M_{CD}^2(x)}{\partial H} \cdot dx \right] = 0 \Rightarrow \int_0^l 2 \cdot M_{AB}(x) \cdot \frac{\partial M_{AB}(x)}{\partial H} \cdot dx + \\ &+ \int_0^l 2 \cdot M_{BC}(x) \cdot \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial H} \cdot dx + \int_0^l 2 \cdot M_{CD}(x) \cdot \frac{\partial M_{CD}(x)}{\partial H} \cdot dx = 0 \end{aligned}$$

$$\text{Είναι: } \frac{\partial M_{AB}(x)}{\partial H} = -x, \quad \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial H} = -l, \quad \frac{\partial M_{CD}(x)}{\partial H} = -l+x,$$

$$\begin{aligned} \text{οπότε: } & \int_0^l (-H \cdot x) \cdot (-x) \cdot dx + \int_0^l \left(-H \cdot l - \frac{q \cdot x^2}{2} + \frac{q \cdot l}{2} \cdot x\right) \cdot (-l) \cdot dx + \\ & \int_0^l (-H \cdot l + H \cdot x) \cdot (-l+x) \cdot dx = 0 \Rightarrow \int_0^l H \cdot x^2 \cdot dx + \\ & + \int_0^l \left(H \cdot l^2 + \frac{q \cdot l \cdot x^2}{2} - \frac{q \cdot l^2 \cdot x}{2}\right) \cdot dx + \int_0^l (H \cdot l^2 - 2 \cdot H \cdot l \cdot x + H \cdot x^2) dx = 0 \\ \Rightarrow & \frac{H \cdot l^3}{3} + H \cdot l^3 + \frac{q \cdot l^4}{6} - \frac{q \cdot l^4}{4} + H \cdot l^3 - 2 \cdot H \cdot \frac{l^3}{2} + H \cdot \frac{l^3}{3} = 0 \Rightarrow \\ \Rightarrow & \frac{5 \cdot H \cdot l^3}{3} = \frac{q \cdot l^4}{12} \Rightarrow H = \frac{q \cdot l}{20} \end{aligned}$$

ασκηση 7



Θεωρούμε τον πακτωμένο στύλο ABCD του σχήματος, στο άκρο D του οποίου εφαρμόζεται το κατακόρυφο φορτίο P. Όλα τα τμήματα του στύλου έχουν έμβαδο διατομής A, μέτρο ελαστικότητας E και ροπή αδράνειας διατομής στα αντίστοιχα επίπεδα κάμψης I. Νά βρεθεί ή οριζόντια και ή κατακόρυφη μετατόπιση του σημείου D.

Στήν έκφραση για τή μετατόπιση να ληφθούν υπ' όψη τα αποτελέσματα και τής κάμψης και τής άξονικής δύναμης.

Λυση

Σύμφωνα μέ τò θεώρημα του Castigliano ή μετατόπιση δ_D του σημείου D είναι $\delta_D = \frac{\partial U}{\partial P}$, όπου U ή ένεργεια παραμόρφωσης όλου του στύλου. Θα βρούμε τήν ένεργεια παραμόρφωσης για καθένα από τὰ τμήματα AB, BC, CD. Η συνολική ένεργεια παραμόρφωσης U θα προκύψει ως άθροισμα τών επί μέρους ένεργειών παραμόρφωσης τών παραπάνω τμημάτων. Έχουμε λοιπόν:

τμήμα DC

Στό τμήμα αυτό έχουμε άξονική έφεδκουστική δύναμη $N_{DC} = P$. Η καμπτική ροπή για τò τμήμα αυτό είναι μηδενική, $M_{DC} = 0$.

· Η ενέργεια παραμόρφωσης, λοιπόν, U_{DC} είναι: $U_{DC} = \frac{N_{DC}^2 \cdot l_{DC}}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow$
 $\Rightarrow U_{DC} = \frac{N_{DC}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$..

τμήμα CB

Στο τμήμα αυτό η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το σημείο C είναι $M_{CB}(x) = -P \cdot x$. Η άξονική δύναμη για το τμήμα αυτό είναι μηδενική, οπότε $U_{CB} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx$

τμήμα BA

Στο τμήμα αυτό η καμπτική ροπή είναι σταθερή και ίση με $-2 \cdot P \cdot \alpha$, $M_{BA} = -2 \cdot P \cdot \alpha$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης είναι $U_{BA}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2 \cdot dx$. Στο τμήμα BA έχουμε επίσης

άξονική θλιπτική δύναμη ίση με P , $N_{BA} = -P$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω της άξονικής αυτής δύναμης είναι:

$$U_{BA}^N = \frac{N_{BA}^2 \cdot l_{BA}}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_{BA}^N = \frac{N_{BA}^2 \cdot 3 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

· Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα BA είναι:

$$U_{BA} = U_{BA}^M + U_{BA}^N \Rightarrow U_{BA} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2 \cdot dx + \frac{3 \cdot N_{BA}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

· Η ενέργεια παραμόρφωσης U όλου του στύλου είναι:

$$U = U_{DC} + U_{CB} + U_{BA} \Rightarrow U = \frac{N_{DC}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2 \cdot dx + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2 \cdot dx + \frac{3 \cdot N_{BA}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

· Η κατακόρυφη μετατόπιση του D είναι: $\delta_D = \frac{\partial U}{\partial P}$.. Έχουμε:

$$\begin{aligned} \frac{\partial U}{\partial P} &= \frac{\partial N_{DC}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} \frac{\partial M_{CB}^2(x)}{\partial P} \cdot dx + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} \frac{\partial M_{BA}^2}{\partial P} \cdot dx + \\ &+ \frac{3}{2} \cdot \frac{\partial N_{BA}^2 \cdot \alpha}{A \cdot E} \Rightarrow \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{2 \cdot N_{DC}}{2 \cdot A \cdot E} \cdot \frac{\partial N_{DC}}{\partial P} \cdot \alpha + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} 2 \cdot M_{CB}(x) \cdot \frac{\partial M_{CB}(x)}{\partial P} \cdot dx \\ &+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} 2 \cdot M_{BA} \cdot \frac{\partial M_{BA}}{\partial P} + \frac{3}{2} \cdot \frac{2 \cdot N_{BA}}{A \cdot E} \cdot \frac{\partial N_{BA}}{\partial P} \cdot \alpha \end{aligned}$$

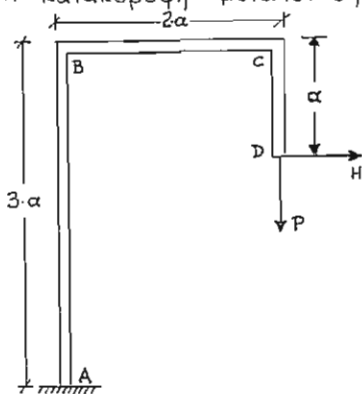
$$\frac{\partial N_{DC}}{\partial P} = 1, \quad \frac{\partial M_{CB}(x)}{\partial P} = -x, \quad \frac{\partial M_{BA}}{\partial P} = -2 \cdot \alpha, \quad \frac{\partial N_{BA}}{\partial P} = -1, \quad \text{οπότε:}$$

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{P \cdot 1 \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{1}{E \cdot I} \int_0^{2\alpha} (-P \cdot x) \cdot (-x) \cdot dx + \frac{1}{E \cdot I} \int_0^{3\alpha} (-2 \cdot P \cdot \alpha) \cdot (-2 \cdot \alpha) \cdot dx +$$

$$+ \frac{3 \cdot (-P) \cdot (-1) \cdot \alpha}{A \cdot E} \Rightarrow \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{P \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{P}{E \cdot I} \cdot \left[\frac{x^3}{3} \right]_{\alpha}^{2\alpha} + \frac{4 \cdot P \cdot \alpha^2}{E \cdot I} \cdot [x]_0^{3\alpha} + \frac{3 \cdot P \cdot \alpha}{A \cdot E}$$

$$\Rightarrow \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{4 \cdot P \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{P \cdot 8\alpha^3}{3 \cdot E \cdot I} + \frac{12 \cdot P \cdot \alpha^3}{E \cdot I} \Rightarrow \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{4 \cdot P \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{44}{3} \cdot \frac{P \cdot \alpha^3}{E \cdot I}$$

Η κατακόρυφη μετατόπιση, λοιπόν, του D είναι: $\delta_D = \frac{4 \cdot P \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{44}{3} \cdot \frac{P \cdot \alpha^3}{E \cdot I}$



Για να βρούμε την οριζόντια μετατόπιση δ_D του D θεωρούμε ότι εφαρμόζει στο D μία οριζόντια δύναμη H. Θα βρούμε την ενέργεια παραμόρφωσης U' όλου του σύλου, που προκαλείται από τις δυνάμεις P και H.

Η μερική παράγωγος της U' ως προς H (όπου μετά τις παραγωγίσεις θέτομε $H=0$, επειδή η δύναμη H δεν υπάρχει στην πραγματικότητα) θα μᾶς δώσει την οριζόντια μετατόπιση δ_D , $\delta_D = \left(\frac{\partial U'}{\partial H} \right)_{H=0}$

τμήμα DC

Η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το D είναι: $M_{DC}(x) = H \cdot x$.

Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης είναι: $U'_{DC}{}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{\alpha} M_{DC}^2(x) \cdot dx$.

Στο τμήμα αυτό έχουμε επίσης άξονική εφελκυστική δύναμη ίση με P,

$N_{DC} = P$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω άξονικής δύναμης είναι:

$$U'_{DC}{}^N = \frac{N_{DC}^2 \cdot l_{DC}}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U'_{DC}{}^N = \frac{N_{DC}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης του τμήματος DC είναι:

$$U'_{DC} = U'_{DC}{}^M + U'_{DC}{}^N \Rightarrow U'_{DC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{\alpha} M_{DC}^2(x) \cdot dx + \frac{N_{DC}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

τμήμα CB

Η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το C είναι: $M_{CB}(x) = H \cdot \alpha - P \cdot x$.

Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης είναι: $U'_{CB}{}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx$.

Στο τμήμα αυτό έχουμε επίσης άξονική εφελκυστική δύναμη ίση με H,

$N_{CB} = H$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω αυτής της άξονικής δύναμης

$$\text{είναι: } U'_{CB}{}^N = \frac{N_{CB}^2 \cdot l_{CB}}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U'_{CB}{}^N = \frac{N_{CB}^2 \cdot 2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα αυτό είναι:

$$U'_{CB} = U'_{CB}{}^M + U'_{CB}{}^N \Rightarrow U'_{CB} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx + \frac{N_{CB}^2 \cdot \alpha}{A \cdot E}$$

Τμήμα ΒΑ

Η καμπητική ροπή σε απόσταση x από το σημείο Β είναι :

$M_{BA}(x) = -2 \cdot P \cdot \alpha + H \cdot \alpha - H \cdot x$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης είναι: $U'_{BA} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2(x) \cdot dx$. Στο τμήμα αυτό έχουμε επίσης

άξονική θλιπτική δύναμη ίση με P , $N_{BA} = -P$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω αυτής της άξονικής δύναμης είναι: $U'_{BA} = \frac{N_{BA}^2 \cdot \ell_{BA}}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow$
 $\Rightarrow U'_{BA} = \frac{N_{BA}^2 \cdot 3\alpha}{2 \cdot A \cdot E}$

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα αυτό είναι :

$$U'_{BA} = U'_{BA}^M + U'_{BA}^N \Rightarrow U'_{BA} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2(x) \cdot dx + \frac{3 \cdot N_{BA}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E}$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης, επομένως, όλου του στόλου είναι :

$$U' = U'_{DC} + U'_{CB} + U'_{BA} \Rightarrow U' = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{\alpha} M_{DC}^2(x) \cdot dx + \frac{N_{DC}^2 \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E} +$$

$$+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx + \frac{N_{CB}^2 \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2(x) \cdot dx + \frac{3}{2} \cdot \frac{N_{BA}^2 \cdot \alpha}{A \cdot E}$$

Η οριζόντια μετατόπιση δ'_D ισοϋται με τη μερική παράγωγο της U' ως προς H , όπου μετά τις παραγωγίσεις θέτουμε $H = 0$. Είναι :

$$\frac{\partial U'}{\partial H} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{\alpha} \frac{\partial M_{DC}^2(x)}{\partial H} \cdot dx + \frac{\frac{\partial N_{DC}^2}{\partial H} \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} \frac{\partial M_{CB}^2(x)}{\partial H} \cdot dx +$$

$$+ \frac{\frac{\partial N_{CB}^2}{\partial H} \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} \frac{\partial M_{BA}^2(x)}{\partial H} \cdot dx + \frac{3}{2} \cdot \frac{\frac{\partial N_{BA}^2}{\partial H} \cdot \alpha}{A \cdot E} \Rightarrow$$

$$\frac{\partial U'}{\partial H} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{\alpha} 2 \cdot M_{DC}(x) \cdot \frac{\partial M_{DC}(x)}{\partial H} \cdot dx + \frac{2 \cdot N_{DC} \cdot \frac{\partial N_{DC}}{\partial H} \cdot \alpha}{2 \cdot A \cdot E} +$$

$$+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{2\alpha} 2 \cdot M_{CB}(x) \cdot \frac{\partial M_{CB}(x)}{\partial H} \cdot dx + \frac{2 \cdot N_{CB} \cdot \frac{\partial N_{CB}}{\partial H} \cdot \alpha}{A \cdot E} +$$

$$+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^{3\alpha} 2 \cdot M_{BA}(x) \cdot \frac{\partial M_{BA}(x)}{\partial H} \cdot dx + \frac{3}{2} \cdot \frac{2 \cdot N_{BA} \cdot \frac{\partial N_{BA}}{\partial H} \cdot \alpha}{A \cdot E}$$

$$\frac{\partial M_{DC}(x)}{\partial H} = x, \quad \frac{\partial N_{DC}}{\partial H} = 0, \quad \frac{\partial M_{CB}(x)}{\partial H} = \alpha, \quad \frac{\partial N_{CB}}{\partial H} = 1, \quad \frac{\partial M_{BA}(x)}{\partial H} = \alpha - x$$

$$\frac{\partial N_{BA}}{\partial H} = 0; \text{ οπότε: } \frac{\partial U'}{\partial H} = \frac{1}{E \cdot I} \int_0^{\alpha} H \cdot x \cdot x \cdot dx + \frac{1}{E \cdot I} \int_0^{2\alpha} (-P \cdot x + H \cdot \alpha) \cdot \alpha \cdot dx$$

$$+ \frac{2 \cdot H \cdot 1 \cdot \alpha}{A \cdot E} + \frac{1}{E \cdot I} \int_0^{3\alpha} (-2 \cdot P \cdot \alpha + H \cdot \alpha - H \cdot x) \cdot (\alpha - x) \cdot dx, \quad (1)$$

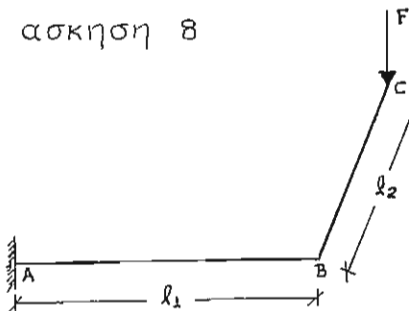
Θέτοντας στην (1) $H=0$ παίρνουμε:

$$\delta'_D = \left(\frac{\partial U'}{\partial H} \right)_{H=0} = \frac{1}{E \cdot I} \cdot \int_0^{2\alpha} (-P \cdot x) \cdot \alpha \cdot dx + \frac{1}{E \cdot I} \cdot \int_0^{3\alpha} (-2 \cdot P \cdot \alpha) \cdot (\alpha - x) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\delta'_D = \frac{1}{E \cdot I} \cdot \left[-P \cdot \alpha \cdot \frac{4 \cdot \alpha^2}{2} + 2 \cdot P \cdot \alpha \cdot \frac{9 \cdot \alpha^2}{2} - 2 \cdot P \cdot \alpha^2 \cdot 3 \cdot \alpha \right] \Rightarrow$$

$$\delta'_D = \frac{P \cdot \alpha^3}{E \cdot I}$$

ασκηση 8



«Η δοκός ABC είναι πακτωμένη στο A και δέχεται στο ελεύθερό της άκρο C το κατακόρυφο φορτίο F. Το τμήμα BC της δοκού είναι κάθετο προς το τμήμα AB. Να βρεθεί ή κατακόρυφη μετατόπιση του σημείου C.

Νά θεωρηθεί ότι ή δοκός έχει ροπή αδράνειας διατομής I και στρεπτική δυσκαμψία D.

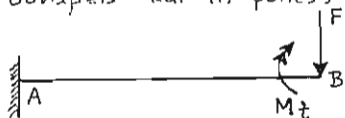
λυση

«Η ενέργεια παραμόρφωσης του τμήματος BC είναι:

$$U_{BC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_2} M_{BC}^2(x) \cdot dx, \text{ όπου}$$

$M_{BC}(x)$ ή καμπτική ροπή σε απόσταση x από το C. Είναι: $M_{BC}(x) = -F \cdot x$

Για να βρούμε τις δυνάμεις και τις ροπές που καταπονούν το σημείο B, θεωρούμε ότι κάνουμε μια τομή στο σημείο B της BA και θέτουμε τις δυνάμεις και τις ροπές που εμφανίζονται στην τομή αυτή.



«Έτσι στο σημείο B θα έχουμε τέμνουσα δύναμη F και στρεπτική ροπή $M_B = -F \cdot l_2$

«Η ενέργεια παραμόρφωσης του τμήματος AB λόγω στρέψης είναι:

$$U_{AB}^{M_B} = \frac{M_B^2 \cdot l_1}{2 \cdot D} \text{ . Η ενέργεια παραμόρφωσης του τμήματος AB λόγω κάμψης,}$$

που προκαλείται από την τέμνουσα δύναμη F, είναι: $U_{AB}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_1} M_{AB}^2(x) \cdot dx$

όπου $M_{AB}(x)$ ή καμπτική ροπή σε απόσταση x από το B και $M_{AB}(x) = -F \cdot x$

«Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα AB είναι:

$$U_{AB} = U_{AB}^{Mt} + U_{AB}^M \Rightarrow U_{AB} = \frac{M_t^2 \cdot l_1}{2 \cdot D} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_1} M_{AB}^2(x) \cdot dx$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης όλης της δοκού είναι:

$$U = U_{BC} + U_{AB} \Rightarrow U = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_2} M_{BC}^2(x) \cdot dx + \frac{M_t^2 \cdot l_1}{2 \cdot D} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_1} M_{AB}^2(x) \cdot dx$$

Η κατακόρυφη μετατόπιση δ_C του σημείου C είναι σύμφωνα με το θεώρημα του Castigliano $\delta_C = \frac{\partial U}{\partial F}$.

$$\begin{aligned} \text{Έχουμε: } \frac{\partial U}{\partial F} &= \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_2} 2 \cdot M_{BC}(x) \cdot \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial F} \cdot dx + \frac{2 \cdot M_t \cdot \frac{\partial M_t}{\partial F} \cdot l_1}{2 \cdot D} + \\ &+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^{l_1} 2 \cdot M_{AB}(x) \cdot \frac{\partial M_{AB}(x)}{\partial F} \cdot dx. \end{aligned}$$

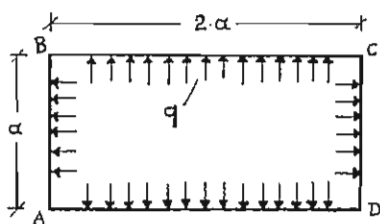
$$\frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial F} = -x, \quad \frac{\partial M_t}{\partial F} = -l_2, \quad \frac{\partial M_{AB}(x)}{\partial F} = -x, \quad \text{όποτε:}$$

$$\frac{\partial U}{\partial F} = \frac{1}{E \cdot I} \cdot \int_0^{l_2} (-F \cdot x)(-x) dx + \frac{(-F \cdot l_2) \cdot (-l_2) \cdot l_1}{D} + \frac{1}{E \cdot I} \cdot \int_0^{l_1} (-F \cdot x)(-x) dx \Rightarrow$$

$$\frac{\partial U}{\partial F} = \frac{1}{E \cdot I} \cdot F \cdot \frac{l_2^3}{3} + \frac{F \cdot l_2^2 \cdot l_1}{D} + \frac{1}{E \cdot I} \cdot F \cdot \frac{l_1^3}{3}$$

$$\text{Είναι λοιπόν } \delta_C = \frac{F \cdot l_2^3 + F \cdot l_1^3}{3 \cdot E \cdot I} + \frac{F \cdot l_2^2 \cdot l_1}{D}$$

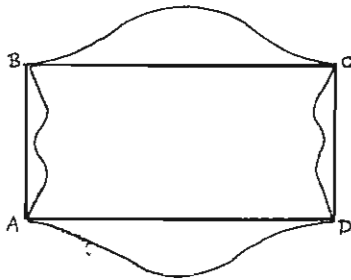
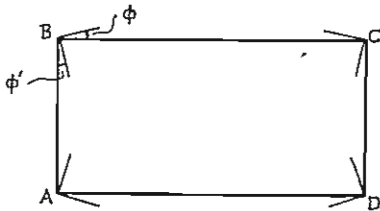
ασκηση 9



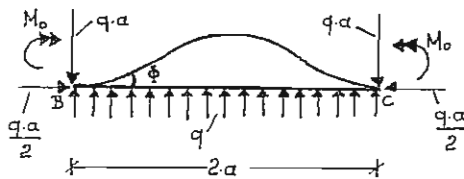
Θεωρούμε το κλειστό πλαίσιο του σχήματος, το οποίο δέχεται ομοιόμορφη έσωτερική πίεση q . Να γίνει εκαρίφημα της ελαστικής γραμμής άλου του φορέα και να κατασκευασθεί το διάγραμμα ροών κάμψης.

Λυση

Υπό την επίδραση της έσωτερικής πίεσης q θα έχουμε στροφή των όρθων χωνιών στις θέσεις A, B, C, D. Προϋπόθεση για να μη σπάσει ο φορέας είναι η χωνία ϕ στη θέση B να είναι ίση με τη ϕ' . Αντίστοιχα και για τις θέσεις A, C, D. Τήν πρόταση αυτή θα



εκαρίφημα της ελαστικής γραμμής του πλαισίου.



BC. Θα έχουμε, λοιπόν, στα B, C άξονικές θλιπτικές δυνάμεις ίσες την καθεμιά με $\frac{q \cdot a}{2}$. Τέλος στα B, C θα ενεργούν και οι ροπές πάκτωσης M_0 .

Η καμπητική ροπή σε απόσταση x από το B είναι: $M(x) = M_0 - q \cdot a \cdot x + \frac{q \cdot x^2}{2}$. Η εξίσωση της ελαστικής γραμμής του τμήματος BC είναι:

$$\frac{d^2 u(x)}{dx^2} = - \frac{M(x)}{E \cdot I_{zz}} \quad (1)$$

$$\text{Ολοκληρώνοντας την (1) παίρνουμε: } E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = - \int M(x) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = - \int (M_0 - q \cdot a \cdot x + \frac{q \cdot x^2}{2}) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{du(x)}{dx} = - M_0 \cdot x + \frac{q \cdot a \cdot x^2}{2} - \frac{q \cdot x^3}{6} + C_1$$

Στο μέσο του τμήματος BC ($x=a$) ή κλίση της ελαστικής γραμμής είναι μηδενική, οπότε: $-M_0 \cdot a + \frac{q \cdot a^3}{2} - \frac{q \cdot a^3}{6} + C_1 = 0 \Rightarrow C_1 = M_0 \cdot a - \frac{q \cdot a^3}{3}$.

χρησιμοποιήσουμε παρακάτω για να υπολογίσουμε τις ροπές στις πακτώσεις A, B, C, D. Σχεδιάζουμε επίσης κατά προέχταση τη μορφή, που παίρνει η ελαστική γραμμή του φορέα μετά την παραμόρφωση.

Θα βρούμε τη ροπή στην πάκτωση B.

Λόγω συμμετρίας θα έχουμε ίσες ροπές και στις άλλες πακτώσεις A, C, D.

As είναι M_0 καθεμιά από τις ίσες αυτές ροπές πάκτωσης. Απομονώνουμε το τμήμα BC και σχεδιάζουμε τις δυνάμεις και τις ροπές που ενεργούν ε' αυτό. Λόγω της εξωτερικής φόρτισης q θα έχουμε στα B, C τέμνουσες αντιδράσεις ίσες την καθεμιά με $q \cdot a$.

Όμοια στο τμήμα AB θα έχουμε τέμνουσες αντιδράσεις στα A, B ίσες την καθεμιά με $\frac{q \cdot a}{2}$. Η τέμνουσα

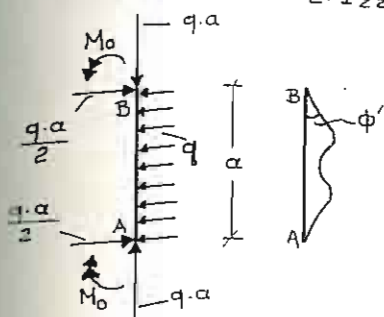
όμως δύναμη $\frac{q \cdot a}{2}$ του σημείου B

του τμήματος AB ορα ως άξονική δύναμη στο σημείο B του τμήματος

Η εξίσωση, λοιπόν, που δίνει τις κλίσεις της ελαστικής γραμμής του τμήματος BC, είναι :

$$E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d\psi(x)}{dx} = -M_0 \cdot x + \frac{q \cdot a \cdot x^2}{2} - \frac{q \cdot x^3}{6} + M_0 \cdot a - \frac{q \cdot a^3}{3} \quad (2)$$

Θέτοντας στη (2) $x=0$ παίρνουμε την κλίση ϕ της ελαστικής γραμμής στο B και $\phi = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \left(M_0 \cdot a - \frac{q \cdot a^3}{3} \right)$.



Με ανάλογους συλλογισμούς θα βρούμε την κλίση της ελαστικής γραμμής στο σημείο B της AB.

Η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το A είναι: $M(x) = M_0 - \frac{q \cdot a \cdot x}{2} + \frac{q \cdot x^2}{2}$.

Η εξίσωση της ελαστικής γραμμής για το τμήμα αυτό είναι:

$$\frac{d^2\psi(x)}{dx^2} = -\frac{M(x)}{E \cdot I_{zz}} \Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d\psi(x)}{dx} = -\int M(x) dx \Rightarrow$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d\psi(x)}{dx} = -\int \left(M_0 - \frac{q \cdot a \cdot x}{2} + \frac{q \cdot x^2}{2} \right) \cdot dx \Rightarrow$$

$$\Rightarrow E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d\psi(x)}{dx} = -M_0 \cdot x + \frac{q \cdot a \cdot x^2}{4} - \frac{q \cdot x^3}{6} + C_1'$$

Στο μέσο του τμήματος AB ($x = \frac{a}{2}$) η κλίση της ελαστικής γραμμής είναι μηδενική, άρα: $-M_0 \cdot \frac{a}{2} + \frac{q \cdot a}{4} \cdot \frac{a^2}{4} - \frac{q \cdot a^3}{48} + C_1' = 0 \Rightarrow$

$$\Rightarrow C_1' = \frac{M_0 \cdot a}{2} - \frac{q \cdot a^3}{24}$$

Η εξίσωση, λοιπόν, που δίνει τις κλίσεις της ελαστικής γραμμής του τμήματος AB, είναι: $E \cdot I_{zz} \cdot \frac{d\psi(x)}{dx} = -M_0 \cdot x + \frac{q \cdot a \cdot x^2}{4} - \frac{q \cdot x^3}{6} + \frac{M_0 \cdot a}{2} - \frac{q \cdot a^3}{24} \quad (3)$

Θέτοντας στην (3) $x=a$ παίρνουμε την κλίση ϕ' της ελαστικής γραμμής στο B και $\phi' = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \left(-\frac{M_0 \cdot a}{2} + \frac{q \cdot a^3}{24} \right)$.

Όπως είχαμε και στην αρχή, θα πρέπει $\phi = \phi' \Rightarrow$

$$\Rightarrow \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \left(M_0 \cdot a - \frac{q \cdot a^3}{3} \right) = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \left(-\frac{M_0 \cdot a}{2} + \frac{q \cdot a^3}{24} \right) \Rightarrow M_0 = \frac{q \cdot a^2}{4}$$

Για το τμήμα, επομένως, BC η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το B είναι: $M(x) = \frac{q \cdot a^2}{4} - q \cdot a \cdot x + \frac{q \cdot x^2}{2}$. Η καμπτική ροπή

μηδενίζεται για $\frac{q \cdot a^2}{4} - q \cdot a \cdot x + \frac{q \cdot x^2}{2} = 0 \Rightarrow x = 0,29 \cdot a$ και

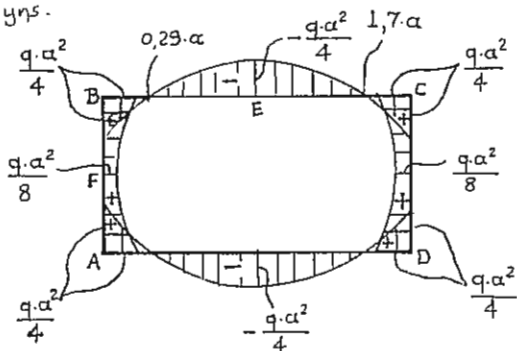
$$x = 1,7 \cdot a$$

Στό μέσο E του τμήματος BC, ($x=a$), η καμπτική ροπή είναι
 $M_E = -\frac{q \cdot a^2}{4}$.

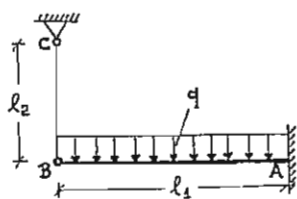
Για το τμήμα AB η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το A είναι $M(x) = \frac{q \cdot a^2}{4} - \frac{q \cdot a \cdot x}{2} + \frac{q \cdot x^2}{2}$. Η $M(x)$ δεν μηδενίζεται στα

σημεία του τμήματος AB. Στο μέσο F του AB ($x = \frac{a}{2}$) η καμπτική ροπή είναι $M_F = \frac{q \cdot a^2}{8}$.

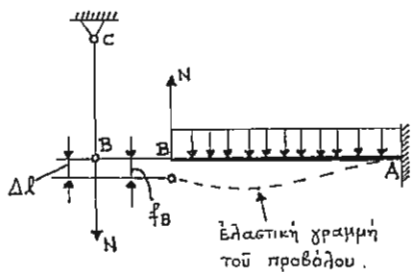
Με βάση τις παραπάνω τιμές χαράζουμε εύκολα το διάγραμμα ροπών κάμψης.



ασκηση 10



Λυση



Θεωρούμε τον πρόβολο AB του σχήματος, ο οποίος έχει μήκος l_1 , μέτρο ελαστικότητας E_1 , ροπή αδράνειας διατομής I_{zz} , και δέχεται την ομοιόμορφη φόρτιση q . Ο πρόβολος συνδέεται στο B με την ελαστική ράβδο BC, η οποία έχει μήκος l_2 , μέτρο ελαστικότητας E_2 και έμβαδο διατομής A . Να υπολογιστεί η άξονική δύναμη N , που καταπονεί τη ράβδο BC.

Τένουμε το φορέα στο σημείο B και τον διαχωρίζουμε στην προβολική δοκό AB και στη ράβδο BC. Προσάχουμε την άξονική δύναμη N ως εξωτερικό φορτίο. Η τιμή της N θα βρεθεί από τη συνθήκη ευμβισιαστού των παραμορφώσεων, η οποία εκφράζει ότι η βύθιση f_B του σημείου B του προβόλου AB λόγω της δύναμης N και της φόρτισης q θα πρέπει να είναι

ίση με την άξονική επιμήκυνση Δl της ράβδου BC, $f_B = \Delta l$.

Η βύθιση του σημείου Β του ηροβόλου ΑΒ θα προκύψει ως έπαλληλία των βυθίσεων που προκαλούν χωριστά ή φόρτιση q και ή δύναμη N . Από πίνακες βρίσκουμε τή βύθιση f_1 στο άκρο ηροβόλου που φορτίζεται με όμοιόμορφο φορτίο q . Είναι: $f_1 = \frac{q \cdot l_1^4}{8 \cdot E \cdot I_{zz}}$. Όμοια ή βύθιση f_2 στο άκρο

ηροβόλου λόγω δύναμης N , που εφαρμόζει στο άκρο αυτό, είναι: $f_2 = \frac{N \cdot l_1^3}{3 E_1 \cdot I_{zz}}$

Η βύθιση f_B θα προκύψει ως άλγεβρικό άθροισμα των f_1 και f_2 ,
 $f_B = f_1 - f_2 = \frac{q \cdot l_1^4}{8 \cdot E \cdot I_{zz}} - \frac{N \cdot l_1^3}{3 \cdot E_1 \cdot I_{zz}}$

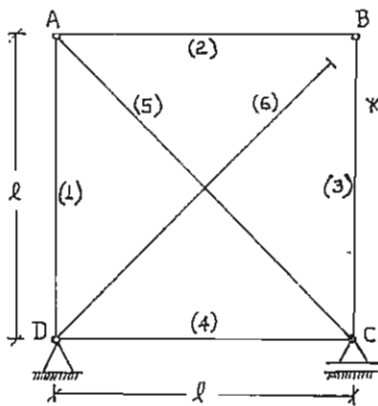
Η άξονική επιμήκυνση Δl τής ράβδου ΒC είναι: $\Delta l = \frac{N \cdot l_2}{E_2 \cdot A}$
 (ηρθλ. βελίδα 35).

Επομένως ή συνθήκη συμβιβαστοῦ των παραμορφώσεων χράφεται:

$$\frac{q \cdot l_1^4}{8 \cdot E_1 \cdot I_{zz}} - \frac{N \cdot l_1^3}{3 \cdot E_1 \cdot I_{zz}} = \frac{N \cdot l_2}{E_2 \cdot A}$$

άπό τήν όποια προκύπτει $N = \frac{3}{8} \cdot \frac{q \cdot l_1^4 \cdot E_2 \cdot A}{3 \cdot l_2 \cdot E_1 \cdot I_{zz} + l_1^3 \cdot E_2 \cdot A}$

ασκηση 11



Στο δικτύωμα του σχήματος ή ράβδος (6) είναι κονύτερη άπό τό κανονικό μήκος της κατά δ . Με άσκηση βίας πετυχάίνεται ή συναρμογή των ράβδων στον κόμβο Β. Νά βρεθοῦν:

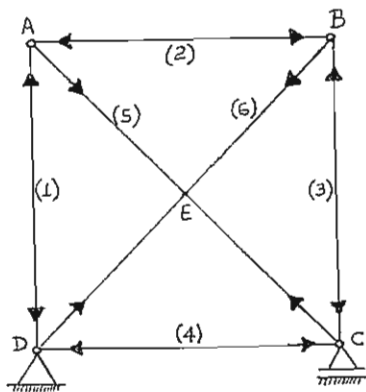
α. Οί τάσεις όλων των ράβδων μετά τή συναρμοδύηση του δικτύωματος.

β. Η άμοιβαία μετακίνηση των σημείων D και Β σχετικά με τή θέση τους πριν άπό τή συναρμοδύηση.

γ. Η άμοιβαία μετακίνηση των σημείων Α και C σχετικά με τή θέση, που είχαν πριν άπό τή συναρμοδύηση.

Νά θεωρηθεῖ ότι όλες οι ράβδοι έχουν έμβαδύο διατομής Α και μέτρο έλαστικότητας Ε.

Λύση



Έστω ότι μετά τη συναρμολότητα ή τάση της ράβδου (6) είναι X . Η X θα είναι έφελκυστική, οπότε $S_6 = +X$. Οι ράβδοι (5) και (6) διασταυρώνονται στο σημείο E. Από την ισορροπία δυνάμεων στο E προκύπτει $S_5 = S_6 \Rightarrow S_5 = +X$. Από την ισορροπία δυνάμεων στο κόμβο B προκύπτει ότι οι τάσεις των ράβδων (2) και (3) θα είναι θλιπτικές και ίσες ή καθεμιά με $X \cdot \frac{\sqrt{2}}{2}$, $S_2 = S_3 = -\frac{X \cdot \sqrt{2}}{2}$.

Όμοια από την ισορροπία δυνάμεων στον κόμβο D βρίσκουμε: $S_1 = S_4 = -\frac{X \cdot \sqrt{2}}{2}$.
Θα βρούμε την ενέργεια παραμόρφωσης των ράβδων του δικτύματος.

Είναι:

$$U_6 = \frac{S_6^2 \cdot l_6}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_6 = \frac{X^2 \cdot l \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot A \cdot E}$$

$$U_5 = \frac{S_5^2 \cdot l_5}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_5 = \frac{X^2 \cdot l \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot A \cdot E}$$

$$U_4 = \frac{S_4^2 \cdot l_4}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_4 = \frac{\left(-\frac{X \cdot \sqrt{2}}{2}\right)^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_4 = \frac{X^2 \cdot l}{4 \cdot A \cdot E}$$

$$U_3 = \frac{S_3^2 \cdot l_3}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_3 = \frac{\left(-\frac{X \cdot \sqrt{2}}{2}\right)^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_3 = \frac{X^2 \cdot l}{4 \cdot A \cdot E}$$

$$U_2 = \frac{S_2^2 \cdot l_2}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_2 = \frac{\left(-\frac{X \cdot \sqrt{2}}{2}\right)^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_2 = \frac{X^2 \cdot l}{4 \cdot A \cdot E}$$

$$U_1 = \frac{S_1^2 \cdot l_1}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_1 = \frac{\left(-\frac{X \cdot \sqrt{2}}{2}\right)^2 \cdot l}{2 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U_1 = \frac{X^2 \cdot l}{4 \cdot A \cdot E}$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης U όλου του δικτύματος είναι:

$$U = \sum_{i=1}^6 U_i \Rightarrow U = 2 \cdot \frac{X^2 \cdot l \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot A \cdot E} + 4 \cdot \frac{X^2 \cdot l}{4 \cdot A \cdot E} \Rightarrow U = \frac{X^2 \cdot l \cdot \sqrt{2}}{A \cdot E} + \frac{X^2 \cdot l}{A \cdot E}$$

Η μερική παράγωγος της U ως προς X θα ίσούται με δ , οπότε:

$$\frac{\partial U}{\partial X} = \delta \Rightarrow 2 \cdot \frac{X \cdot l \cdot \sqrt{2}}{A \cdot E} + 2 \cdot \frac{X \cdot l}{A \cdot E} = \delta \Rightarrow \frac{2 \cdot X \cdot l}{A \cdot E} \cdot (1 + \sqrt{2}) = \delta \Rightarrow$$

$$\Rightarrow x = \frac{\delta \cdot A \cdot E}{2 \cdot l \cdot (1 + \sqrt{2})}$$

Οι τάσεις, λοιπόν, των ράβδων του δικτύωματος είναι:

$$S_1 = S_2 = S_3 = S_4 = -\frac{\sqrt{2} \cdot \delta \cdot A \cdot E}{4 \cdot l \cdot (1 + \sqrt{2})}, \quad S_5 = S_6 = +\frac{\delta \cdot A \cdot E}{2 \cdot l \cdot (1 + \sqrt{2})}$$

β. "Ας είναι $\delta_{D,B}$ η άμοιβαία μετακίνηση των σημείων D και B σχετικά με τη θέση τους πριν από τη συναρμολόγηση. "Ας είναι επίσης Δl_6 η μεταβολή μήκους της ράβδου (6) μετά τη συναρμολόγηση. Θα πρέπει $\Delta l_6 + \delta_{D,B} = \delta$.

Η επιμήκυνση Δl_6 είναι: $\Delta l_6 = \epsilon_6 \cdot l_6 = \frac{\sigma_6}{E} \cdot l_6 = \frac{S_6}{A} \cdot \frac{l \cdot \sqrt{2}}{E}$, όπου

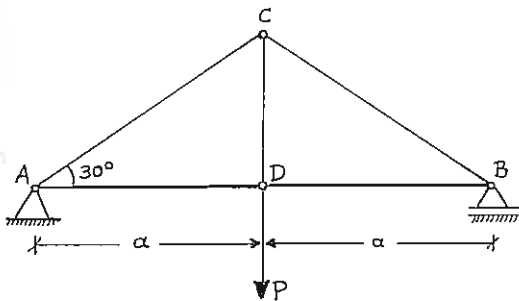
$$\begin{aligned} \epsilon_6 \text{ ή άνηξημένη άξονική επιμήκυνση της ράβδου (6). Είναι λοιπόν:} \\ \Delta l_6 = \frac{\delta \cdot A \cdot E}{2 \cdot l \cdot (1 + \sqrt{2})} \cdot \frac{l \cdot \sqrt{2}}{A \cdot E} \Rightarrow \Delta l_6 = \frac{\delta \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot (1 + \sqrt{2})}, \text{ όποτε } \delta_{D,B} = \delta - \frac{\delta \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot (1 + \sqrt{2})} = \\ = \frac{2 \cdot \delta \cdot (1 + \sqrt{2}) - \delta \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot (1 + \sqrt{2})} = \frac{\delta \cdot (2 + \sqrt{2})}{2 \cdot (1 + \sqrt{2})} = \frac{\delta \cdot (2 + \sqrt{2})}{\sqrt{2} \cdot (\sqrt{2} + 2)} \Rightarrow \delta_{D,B} = \frac{\delta}{\sqrt{2}} \end{aligned}$$

γ. Η άμοιβαία μετακίνηση $\delta_{A,C}$ των σημείων A και C θα είναι ίση με τη μεταβολή μήκους Δl_5 της ράβδου (5) λόγω της τάσης S_5 .

Είναι λοιπόν:

$$\delta_{A,C} = \Delta l_5 = \frac{S_5 \cdot l_5}{A \cdot E} = \frac{\delta \cdot A \cdot E}{2 \cdot l \cdot (1 + \sqrt{2})} \cdot \frac{l \cdot \sqrt{2}}{A \cdot E} \Rightarrow \delta_{A,C} = \frac{\delta \cdot \sqrt{2}}{2 \cdot (1 + \sqrt{2})} = \frac{\delta}{2 + \sqrt{2}}$$

ασκηση 12



1) Στον ισοστατικό φορέα του σχήματος να βρεθεί η άμοιβαία στροφή των διατομών χύρω από την άρθρωση D.

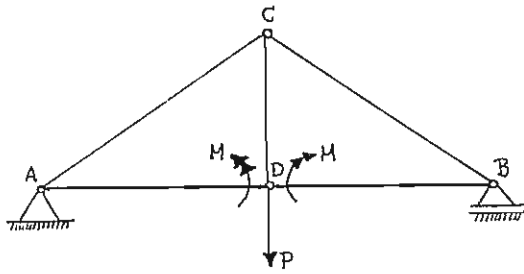
2) "Αν θεωρηθεί ότι η δοκός AB ήταν συνεχής χωρίς άρθρωση στο D, να βρεθούν για τον υπερστατικό φορέα:

α. Η ροπή M_D , που θα αναπτυχθεί, και οι τάσεις των ράβδων.

β. Η κατακόρυφη μετατόπιση του σημείου D.

Νά θεωρηθεί ότι όλες οι ράβδοι έχουν ίδιο έμβαδο διατομής A και ότι η δοκός έχει ροπή αδράνειας διατομής I.

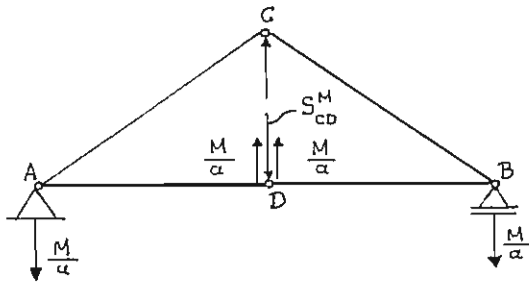
Άσκηση



1) Θεωρούμε ότι γύρω από την άρθρωση D εφαρμόζουν δύο ίσα και αντίρροπα ζεύγη ροπών M .
Θά βρούμε την ενέργεια παραμόρφωσης U , που προκαλείται από τις φορτίσεις P και M .
Η άμοιβαία στρόφη των διατομών γύρω από την άρθρωση

$$D \text{ θά είναι: } \Phi_D = \left(\frac{\partial U}{\partial M} \right)_{M=0}$$

Λόγω της φόρτισης P θά αναπτυχθεί στη ράβδο CD τάση $S_{CD}^P = +P$.
Από την ισορροπία δυνάμεων στο C βρίσκουμε ότι οι τάσεις των ράβδων AC και CB θά είναι θλιπτικές και ίσες ή καθεμιά με P , $S_{AC}^P = S_{CB}^P = -P$



Θά βρούμε τις τάσεις των ράβδων, που προκαλούνται από τις φορτίσεις M . Θεωρούμε ότι το αριστερό ζεύγος ροπών M προκαλείται από δύο αντίρροπες δυνάμεις, ίσες την καθεμιά με $\frac{M}{\alpha}$ και εφαρμοσμένες στα A και D . Αντίστοιχα χιά το δεξιό ζεύγος ροπών M . Τότε λόγω των

φορτίσεων M θά προκληθεί στη ράβδο DC μια τάση S_{CD}^M , η οποία είναι θλιπτική. Υπενθυμίζουμε ότι οι δυνάμεις, που καταπονούν τους κόμβους, έχουν αντίθετη φορά, όταν θεωρηθεί ότι καταπονούν τις ράβδους. Στο σχήμα η S_{CD}^M είναι σχεδιασμένη ως προς τον κόμβο D . ως προς τη ράβδο DC θά έχει αντίθετη φορά, δηλαδή θά είναι θλιπτική. Είναι λοιπόν:
 $S_{CD}^M = -2 \cdot \frac{M}{\alpha}$. Από την ισορροπία δυνάμεων στον κόμβο C παίρνουμε:

$$S_{AC}^M = S_{CB}^M = -S_{CD}^M \Rightarrow S_{AC}^M = S_{CB}^M = 2 \cdot \frac{M}{\alpha}$$

Οι τάσεις των ράβδων λόγω των φορτίσεων P και M είναι:

$$S_{AC} = S_{AC}^P + S_{AC}^M = -P + 2 \cdot \frac{M}{\alpha}$$

$$S_{CD} = S_{CD}^P + S_{CD}^M = P - 2 \cdot \frac{M}{\alpha}$$

$$S_{CB} = S_{CB}^P + S_{CB}^M = -P + 2 \cdot \frac{M}{\alpha}$$

Θά βρούμε την ενέργεια παραμόρφωσης χιά κάθε τμήμα του φορέα ξεχωριστά.

ράβδος AC

$$U_{AC}^S = \frac{S_{AC}^2 \cdot l_{AC}}{2 \cdot A \cdot E}, \quad l_{AC} = \frac{\alpha}{\cos 30^\circ} \Rightarrow l_{AC} = \frac{2 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3}}{3}$$

ράβδος CB

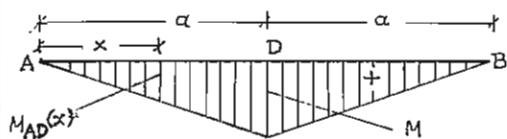
$$U_{CB}^S = \frac{S_{CB}^2 \cdot l_{CB}}{2 \cdot A \cdot E}, \quad l_{CB} = \frac{\alpha}{\cos 30^\circ} \Rightarrow l_{CB} = \frac{2 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3}}{3}$$

ράβδος CD

$$U_{CD}^S = \frac{S_{CD}^2 \cdot l_{CD}}{2 \cdot A \cdot E}, \quad l_{CD} = \alpha \cdot \tan 30^\circ \Rightarrow l_{CD} = \frac{\alpha \cdot \sqrt{3}}{3}$$

δοκός AD

$$U_{AD}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^\alpha M_{AD}^2(x) \cdot dx, \quad \text{όπου } \frac{M_{AD}(x)}{x} = \frac{M}{\alpha} \Rightarrow M_{AD}(x) = \frac{M \cdot x}{\alpha}$$



διάγραμμα ροπών κάμψης δοκού AB

δοκός BD

$$U_{BD}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^\alpha M_{BD}^2(x) \cdot dx, \quad \text{όπου η ροπή } M_{BD}(x) \text{ γέ' ἀπόσταση } x \text{ ἀπό τὸ B.}$$

Εἶναι $M_{BD}(x) = \frac{M \cdot x}{\alpha}$.

Ἡ εὐνοδιακὴ ἐνέργεια παραμόρφωσης U ὅλου τοῦ φορέα εἶναι:

$$U = U_{AC}^S + U_{CB}^S + U_{CD}^S + U_{AD}^M + U_{BD}^M \Rightarrow U = 2 \cdot \frac{S_{AC}^2 \cdot l_{AC}}{2 \cdot E \cdot A} + \frac{S_{CD}^2 \cdot l_{CD}}{2 \cdot E \cdot A} + 2 \cdot \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^\alpha M_{AD}^2(x) \cdot dx.$$

Ἔχουμε:

$$\frac{\partial U}{\partial M} = \frac{2 \cdot S_{AC} \cdot \frac{\partial S_{AC}}{\partial M} \cdot l_{AC}}{E \cdot A} + \frac{2 \cdot S_{CD} \cdot \frac{\partial S_{CD}}{\partial M} \cdot l_{CD}}{2 \cdot E \cdot A} + \frac{1}{E \cdot I} \cdot \int_0^\alpha 2 \cdot M_{AD}(x) \cdot \frac{\partial M_{AD}(x)}{\partial M} \cdot dx$$

$$\frac{\partial S_{AC}}{\partial M} = \frac{2}{\alpha}, \quad \frac{\partial S_{CD}}{\partial M} = -\frac{2}{\alpha}, \quad \frac{\partial M_{AD}(x)}{\partial M} = \frac{x}{\alpha}, \quad \text{ὅποτε:}$$

$$\frac{\partial U}{\partial M} = \frac{2 \cdot \left(-P + 2 \cdot \frac{M}{\alpha}\right) \cdot \frac{2}{\alpha} \cdot \frac{2 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} + \frac{\left(P - 2 \cdot \frac{M}{\alpha}\right) \cdot \left(-\frac{2}{\alpha}\right) \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} + \frac{2}{E \cdot I} \cdot \int_0^\alpha \frac{M \cdot x}{\alpha} \cdot \left(\frac{x}{\alpha}\right) \cdot dx, \quad (1)$$

Ἡ στρόφη ϕ_D θ' ἀ προκύψει, ἀν στὴν (1) θέσουμε $M=0$, ἄρα:

$$\phi_D = \left(\frac{\partial U}{\partial M} \right)_{M=0} \Rightarrow \phi_D = \frac{2 \cdot (-P) \cdot \frac{2}{\alpha} \cdot \frac{2 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} + \frac{P \cdot \left(-\frac{2}{\alpha}\right) \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \phi_D = \frac{-10 \cdot \sqrt{3} \cdot P}{3 \cdot E \cdot A}$$

2)

α. Στην περίπτωση, που η δοκός είναι ευεχής, θεωρούμε ως υπερστατικό μέγεθος τη ροπή M_D στο D . Η άμοιβαία εστρόφή στο D είναι μηδενική στην περίπτωση αυτή, οπότε $\frac{\partial U}{\partial M_D} = 0$. Η παράσταση $\frac{\partial U}{\partial M_D}$ για την

περίπτωση αυτή θα προκύψει, αν θέσουμε στην (1) $M = M_D$. Είναι λοιπόν:

$$\frac{\partial U}{\partial M_D} = 0 \Rightarrow \frac{2 \cdot \left(-P + 2 \cdot \frac{M_D}{\alpha}\right) \cdot \frac{2}{\alpha} \cdot \frac{2 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} + \frac{\left(P - 2 \cdot \frac{M_D}{\alpha}\right) \cdot \left(-\frac{2}{\alpha}\right) \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} +$$

$$+ \frac{2}{E \cdot I} \cdot \int_0^{\alpha} \frac{M_D \cdot x}{\alpha} \cdot \left(\frac{x}{\alpha}\right) \cdot dx = 0 \Rightarrow \frac{\left(-P + 2 \cdot \frac{M_D}{\alpha}\right) \cdot \frac{10}{\sqrt{3}}}{E \cdot A} + \frac{2}{E \cdot I} \cdot \frac{M_D}{\alpha^2} \cdot \frac{\alpha^3}{3} = 0 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{\left(-P + 2 \cdot \frac{M_D}{\alpha}\right) \cdot \frac{10}{\sqrt{3}}}{E \cdot A} + \frac{2}{3} \cdot \frac{M_D \cdot \alpha}{E \cdot I} = 0 \Rightarrow M_D \cdot \left(\frac{2 \cdot \alpha}{3 \cdot E \cdot I} + \frac{20}{\sqrt{3} \cdot \alpha \cdot E \cdot A}\right) = \frac{10 \cdot P}{\sqrt{3} \cdot E \cdot A}$$

$$\Rightarrow M_D \cdot \frac{2 \cdot \alpha^2 \cdot A + 20 \cdot \sqrt{3} \cdot I}{3 \cdot E \cdot A \cdot I \cdot \alpha} = \frac{10 \cdot P}{\sqrt{3} \cdot E \cdot A} \Rightarrow M_D = \frac{10 \cdot P}{\sqrt{3} \cdot E \cdot A} \cdot \frac{3 \cdot E \cdot A \cdot I \cdot \alpha}{2 \cdot \alpha^2 \cdot A + 20 \cdot \sqrt{3} \cdot I}$$

$$\Rightarrow M_D = \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot P \cdot \alpha \cdot I}{\alpha^2 \cdot A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I}$$

β. Η κατακόρυφη μετατόπιση δ_D του σημείου D είναι ίση με τη μερική παράγωγο της U ως προς P , $\delta_D = \frac{\partial U}{\partial P}$. Είναι:

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{2 \cdot S_{AC} \cdot \frac{\partial S_{AC}}{\partial P} \cdot l_{AC}}{E \cdot A} + \frac{2 \cdot S_{CD} \cdot \frac{\partial S_{CD}}{\partial P} \cdot l_{CD}}{2 \cdot E \cdot A} + \frac{1}{E \cdot I} \cdot \int_0^{\alpha} 2 \cdot M_{AD}(x) \cdot \frac{\partial M_{AD}(x)}{\partial P} \cdot dx$$

$$\frac{\partial S_{AC}}{\partial P} = -1, \quad \frac{\partial S_{CD}}{\partial P} = 1, \quad \frac{\partial M_{AD}(x)}{\partial P} = 0, \quad \text{οπότε:}$$

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{2 \cdot \left(-P + 2 \cdot \frac{M_D}{\alpha}\right) \cdot (-1) \cdot \frac{2 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} + \frac{\left(P - 2 \cdot \frac{M_D}{\alpha}\right) \cdot 1 \cdot \frac{\alpha \cdot \sqrt{3}}{3}}{E \cdot A} \Rightarrow$$

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{5 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3} \cdot P}{3 \cdot E \cdot A} - \frac{10 \cdot \sqrt{3} \cdot M_D}{E \cdot A} = \frac{5 \cdot \alpha \cdot \sqrt{3} \cdot P}{3 \cdot E \cdot A} - \frac{10 \cdot \sqrt{3}}{3 \cdot E \cdot A} \cdot \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot P \cdot \alpha \cdot I}{\alpha^2 \cdot A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I} =$$

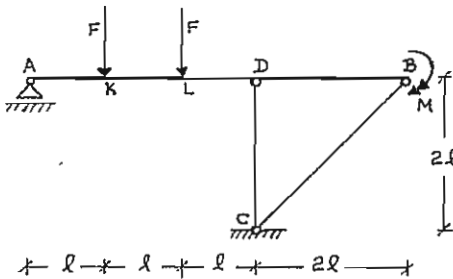
$$= \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot \alpha \cdot P}{3 \cdot E \cdot A} \cdot \left[1 - \frac{10 \cdot \sqrt{3} \cdot I}{\alpha^2 A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I} \right] = \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot \alpha \cdot P}{3 \cdot E \cdot A} \cdot \frac{\alpha^2 A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I - 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I}{\alpha^2 A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I} =$$

$$= \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot \alpha \cdot P}{3 \cdot E \cdot A} \cdot \frac{\alpha^2 A}{\alpha^2 A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I} = \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot \alpha^3 \cdot P}{3 \cdot E \cdot (\alpha^2 A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I)}$$

Η κατακόρυφη, λοιπόν, μετατόπιση δ_D είναι :

$$\delta_D = \frac{5 \cdot \sqrt{3} \cdot \alpha^3 \cdot P}{3 \cdot E \cdot (\alpha^2 A + 10 \cdot \sqrt{3} \cdot I)}$$

ασκηση 13

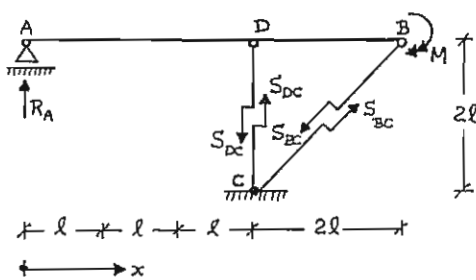


Θεωρούμε το φορέα του σχήματος, ο οποίος αποτελείται από τη δοκό AB και τις ράβδους BC, DC. Η δοκός έχει ροπή αδράνειας διατομής I και μέτρο ελαστικότητας E_1 . Οι ράβδοι έχουν μέτρο ελαστικότητας E_2 και έμβαδο διατομής A. Στο φορέα εφαρμόζουν διαδοχικά ή ροπή M στο σημείο B και οι δυνάμεις F στα σημεία K, L.

Ζητούνται: 1) η εξίσωση της ελαστικής γραμμής του τμήματος AD, όταν ενεργεί μόνο η ροπή M στο σημείο B.

2) η γωνία στροφής του σημείου C της δοκού, όταν ενεργούν μόνο τα φορτία F.

Λυση



$$\Rightarrow S_{DC} = -\frac{M}{3l} \quad \text{Τέλος από την ισορροπία δυνάμεων κατά την οριζόντια}$$

1) Ο υπολογισμός θ' αρχίσει με την επίλυση του φορέα. Η εξίσωση ρομών ως προς C δίνει :

$$\Sigma M_C = 0 \Rightarrow R_A \cdot 3l + M = 0 \Rightarrow R_A = -\frac{M}{3l}$$

Εξ άλλου η εξίσωση ρομών ως προς B δίνει :

$$\Sigma M_B = 0 \Rightarrow R_A \cdot 5l - S_{DC} \cdot 2l = 0 \Rightarrow$$

διεύθυνση προκύπτει ότι η τάση της ράβδου BC είναι μηδενική, $S_{BC} = 0$.

Η εξίσωση της ελαστικής γραμμής είναι: $\frac{d^2 v(x)}{dx^2} = -\frac{M(x)}{E_1 \cdot I}$, όπου

$M(x)$ είναι η καμπτική ροπή ε' ένα τυχαίο σημείο της AD, που απέχει απόσταση x από το A. Είναι: $M(x) = R_A \cdot x = -\frac{M \cdot x}{3 \cdot l}$. Επομένως

ή εξίσωση της ελαστικής γραμμής γίνεται: $E_1 \cdot I \cdot \frac{d^2 u(x)}{dx^2} = \frac{M \cdot x}{3 \cdot l}$ και ολοκληρώνοντας

παιρνουμε: $E_1 \cdot I \cdot \frac{du(x)}{dx} = \frac{M \cdot x^2}{6 \cdot l} + c_1$ και ολοκληρώνοντας πάλι έχουμε

$$\text{τελικά } E_1 \cdot I \cdot u(x) = \frac{M \cdot x^3}{18 \cdot l} + c_1 \cdot x + c_2 \quad (1)$$

Οι σταθερές c_1, c_2 θα προκύψουν από τις οριακές συνθήκες. Στην κύλιση A ($x=0$) ή βύθιση της ελαστικής γραμμής είναι μηδενική, $u_A=0$, επομένως από την (1) προκύπτει $c_2=0$. Στη θέση D ή βύθιση της ελαστικής γραμμής είναι ίση με τη μεταβολή μήκους Δl_{DC} της ράβδου DC . Η βύθιση αυτή θεωρείται αρνητική, διότι συμβαίνει πάνω από τον άξονα της δοκού, επομένως $u_D = -\Delta l_{DC}$ (2). Είναι όμως: $\Delta l_{DC} = \frac{S_{DC} \cdot l_{DC}}{E_2 \cdot A} = -\frac{M}{3l} \cdot \frac{2l}{E_2 \cdot A} = -\frac{2}{3} \cdot \frac{M}{E_2 \cdot A}$ (πρβλ. σελίδα 35).

$$\text{Επίσης είναι: } u_D = \frac{1}{E_1 \cdot I} \left(\frac{M \cdot (3l)^3}{18 \cdot l} + c_1 \cdot 3l \right) = \frac{3}{2} \cdot \frac{M \cdot l^2}{E_1 \cdot I} + \frac{3 \cdot c_1 \cdot l}{E_1 \cdot I}$$

Αντικαθιστώντας τις τιμές αυτές στη (2) προκύπτει: $c_1 = M \left(\frac{2}{9} \cdot \frac{E_1 \cdot I}{E_2 \cdot A \cdot l} - \frac{1}{2} \cdot l \right)$

Η εξίσωση, λοιπόν, της ελαστικής γραμμής του τμήματος AD , όταν ενεργεί μόνο η ροπή M στο σημείο B , είναι:

$$E_1 \cdot I \cdot u(x) = \frac{M \cdot x^3}{18 \cdot l} + M \cdot \left(\frac{2}{9} \cdot \frac{E_1 \cdot I}{E_2 \cdot A \cdot l} - \frac{1}{2} \cdot l \right) \quad (3)$$

2) Η γωνία στροφής ϕ_C του σημείου C της δοκού, όταν ενεργούν μόνο τα φορτία F , θα βρεθεί με εφαρμογή του θεωρήματος του Betti. Σύμφωνα με το θεώρημα αυτό, αν σ' ένα σώμα επιδρούν δύο ομάδες φορτίων (1) και (2), τότε η ενέργεια παραμόρφωσης της ομάδας (1) για τις μετακινήσεις, που οφείλονται στα φορτία της άλλης ομάδας (2), είναι ίση με την ενέργεια παραμόρφωσης των φορτίων της ομάδας (2) για τις μετακινήσεις που προκαλούνται από τα φορτία της ομάδας (1).

Για την περίπτωση μας θα θεωρήσουμε ομάδα φορτίων (1) τη ροπή M και ομάδα φορτίων (2) τις δυνάμεις F . Η μετακίνηση της ομάδας φορτίων (1), που οφείλεται στην ομάδα φορτίων (2), είναι η στροφή ϕ_C , την οποία ζητούμε. Οι μετακινήσεις της ομάδας φορτίων (2), που οφείλονται στην ομάδα φορτίων (1) είναι οι βυθίσεις u_K^M, u_L^M των σημείων K, L αντίστοιχα, που προκαλούνται από τη ροπή M . Σύμφωνα με το θεώρημα του Betti θα έχουμε:

$$M \cdot \phi_C = F \cdot u_K^M + F \cdot u_L^M \quad (4)$$

Οι u_K^M, u_L^M μπορούν να προκύψουν αν θέσουμε στην (3) $x=l$ και $x=2l$ αντίστοιχα. Είναι:

$$U_K^M = \frac{1}{E_1 \cdot I} \left[\frac{M \cdot l^3}{18 \cdot l} + M \left(\frac{2}{9} \cdot \frac{E_1 \cdot I}{E_2 \cdot A \cdot l} - \frac{1}{2} \cdot l \right) \right] \Rightarrow$$

$$\Rightarrow U_K^M = \frac{M l^2}{18 E_1 I} + \frac{2}{9} \cdot \frac{M}{E_2 A l} - \frac{1}{2} \cdot \frac{M l}{E_1 I}$$

$$U_L^M = \frac{1}{E_1 \cdot I} \left[\frac{M \cdot (2l)^3}{18 \cdot l} + M \left(\frac{2}{9} \cdot \frac{E_1 \cdot I}{E_2 \cdot A \cdot l} - \frac{1}{2} \cdot l \right) \right] \Rightarrow$$

$$\Rightarrow U_L^M = \frac{8}{18} \cdot \frac{M l^2}{E_1 I} + \frac{2}{9} \cdot \frac{M}{E_2 A l} - \frac{1}{2} \cdot \frac{M \cdot l}{E_1 I}$$

Θέτοντας τις τιμές αυτές στην (4) έχουμε:

$$M \cdot \phi_C = F \left(\frac{9}{18} \cdot \frac{M l^2}{E_1 I} + \frac{4}{9} \cdot \frac{M}{E_2 A l} - \frac{M l}{E_1 I} \right) \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \phi_C = F \left(\frac{9}{18} \cdot \frac{l^2}{E_1 I} + \frac{4}{9} \cdot \frac{1}{E_2 A l} - \frac{l}{E_1 I} \right)$$

ΓΕΝΙΚΕΣ ΑΣΚΗΣΕΙΣ

ασκηση 1

Θεωρούμε ένα ελαστικό σώμα σε κάποια αβδαιρετη έντατική κατάσταση. "Ας είναι $\|\epsilon_{ij}\|$ ο ταυνοτής τάσης σε κάποιο τυχαίο έσωτερικό σημείο P. Θεωρούμε δύο στοιχειώδη επίπεδα E και E', που περνούν από τό P και των όποιων τά αντίστοιχα κάθετα μοναδιαία διανύσματα είναι \bar{n} και \bar{n}' . "Ας είναι \bar{t} και \bar{t}' τά διανύσματα τάσης, που αντίστοιχούν στα στοιχειώδη επίπεδα E και E'. Τά διανύσματα αυτά σχηματίζουν ένα επίπεδο, τό E, του όποιου τό κάθετο μοναδιαίο διάνυσμα είναι \bar{n} . "Ας είναι επίσης \bar{t} τό διάνυσμα τάσης, που αντίστοιχει στο επίπεδο E. Νά αποδειχτεί ότι τό διάνυσμα \bar{t} είναι κάθετο πρós τά διανύσματα \bar{n} και \bar{n}' .

αποδειξη

Οί συνιστώσες των διανυσμάτων τάσης \bar{t} και \bar{t}' είναι αντίστοιχα:

$$t_j^{(1)} = \sigma_{mj} \cdot n_m^{(1)}, \quad t_j^{(2)} = \sigma_{mj} \cdot n_m^{(2)}, \quad (1)$$

"Όμοια οί συνιστώσες του διανύσματος τάσης \bar{t} δίνονται από τή σχέση:

$$t_m^{(3)} = \sigma_{jm} \cdot n_j^{(3)}$$

Τό διάνυσμα \bar{n} είναι κάθετο πρós τό επίπεδο E, επομένως και πρós τά διανύσματα \bar{t} και \bar{t}' . Θα έχουμε λοιπόν:

$$\bar{t} \cdot \bar{n} = 0 \Rightarrow t_j^{(1)} \cdot n_j^{(3)} = 0 \quad (2)$$

$$\bar{t}' \cdot \bar{n} = 0 \Rightarrow t_j^{(2)} \cdot n_j^{(3)} = 0$$

Αντικαθιστούμε τά $t_j^{(1)}$, $t_j^{(2)}$ από τις (1) στις (2) και έχουμε:

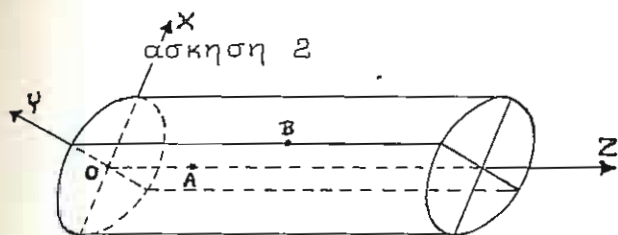
$$\sigma_{mj} \cdot n_m^{(2)} \cdot n_j^{(3)} = 0 \Rightarrow \sigma_{mj} \cdot n_j^{(3)} \cdot n_m^{(1)} = 0 \Rightarrow$$

$$\sigma_{mj} \cdot n_m^{(2)} \cdot n_j^{(3)} = 0 \Rightarrow \sigma_{mj} \cdot n_j^{(3)} \cdot n_m^{(2)} = 0$$

$$\Rightarrow \left(\sigma_{jm} \cdot n_j^{(3)} \right) \cdot n_m^{(1)} = 0 \Rightarrow t_m^{(3)} \cdot n_m^{(1)} = 0 \Rightarrow \bar{t} \cdot \bar{n} = 0 \quad (3)$$

$$\Rightarrow \left(\sigma_{jm} \cdot n_j^{(3)} \right) \cdot n_m^{(2)} = 0 \Rightarrow t_m^{(3)} \cdot n_m^{(2)} = 0 \Rightarrow \bar{t} \cdot \bar{n}' = 0$$

Οί σχέσεις (3) αποδεικνύουν ότι τό διάνυσμα \bar{t} είναι κάθετο πρós τά διανύσματα \bar{n} και \bar{n}' .



Για την ελλειπτική άτρακτο του σχήματος, η οποία καταπονείται από ζεύγος ροπών Mz , η θεωρία ελαστικότητας δίνει για τις μετατοπίσεις τη λύση:

$$u = -\frac{Mz(\alpha^2+b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} yz, \quad v = \frac{Mz(\alpha^2+b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} xz, \quad w = -\frac{Mz(\alpha^2-b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} xy \quad (1)$$

(οι μετατοπίσεις u, v, w συμβαίνουν κατά τους άξονες x, y, z αντίστοιχα)

α. Να βρεθεί ο τανυστής παραμόρφωσης.

β. Θεωρούμε τα σημεία $A(0, 0, c)$, $B(0, 0, 2c)$. Να βρεθεί η μεταβολή μήκους του τμήματος AB .

γ. Θεωρούμε το διάνυσμα $\vec{\pi} = \lambda \vec{e}_1 + \mu \vec{e}_2 + \nu \vec{e}_3$, όπου λ, μ, ν είναι γνωστοί αριθμοί. Να βρεθεί η άνηχμένη επιμήκυνση $\epsilon_{\pi\pi}$ κατά την κατεύθυνση του $\vec{\pi}$.

Λύση

α. Οι παραμορφώσεις εκφράζονται συνάρτηση των μετατοπίσεων από τις εξής σχέσεις:

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x}, \quad \epsilon_{yy} = \frac{\partial v}{\partial y}, \quad \epsilon_{zz} = \frac{\partial w}{\partial z}, \quad \epsilon_{xy} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \right), \quad \epsilon_{yz} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial v}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial y} \right),$$

$$\epsilon_{xz} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x} \right). \quad \text{Είναι: } \frac{\partial u}{\partial x} = 0, \quad \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{Mz(\alpha^2+b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} z,$$

$$\frac{\partial u}{\partial z} = -\frac{Mz(\alpha^2+b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} y, \quad \frac{\partial v}{\partial x} = \frac{Mz(\alpha^2+b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} z, \quad \frac{\partial v}{\partial y} = 0,$$

$$\frac{\partial v}{\partial z} = \frac{Mz(\alpha^2+b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} x, \quad \frac{\partial w}{\partial x} = -\frac{Mz(\alpha^2-b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} y, \quad \frac{\partial w}{\partial y} = -\frac{Mz(\alpha^2-b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} x,$$

$$\frac{\partial w}{\partial z} = 0$$

Επομένως ο τανυστής παραμόρφωσης είναι:

$$\tilde{\epsilon} = \begin{pmatrix} \epsilon_{xx} & \epsilon_{xy} & \epsilon_{xz} \\ \epsilon_{yx} & \epsilon_{yy} & \epsilon_{yz} \\ \epsilon_{zx} & \epsilon_{zy} & \epsilon_{zz} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} 0 & 0 & -\frac{Mz \cdot \alpha^2 y}{\pi G \alpha^3 b^3} \\ 0 & 0 & \frac{Mz \cdot b^2 x}{\pi G \alpha^3 b^3} \\ -\frac{Mz \cdot \alpha^2 y}{\pi G \alpha^3 b^3} & \frac{Mz \cdot b^2 x}{\pi G \alpha^3 b^3} & 0 \end{pmatrix}$$

β. Το σημείο A έχει τετμημένη και τεταγμένη μηδενικές ($x_A=0, y_A=0$), οπότε με αντικατάσταση στις (1) προκύπτει ότι και οι τρεις μετατοπίσεις u_A, v_A, w_A είναι μηδενικές, δηλαδή το σημείο A δεν θα αλλάξει θέση μετά την παραμόρφωση. Το σημείο B έχει τετμημένη μηδενική ($x_B=0$), οπότε από τις (1) προκύπτει ότι $v_B=0, w_B=0$, δηλαδή το σημείο B έχει μετά την παραμόρφωση τεταγμένη και κατηγμένη τις ίδιες, που είχε και πριν την παραμόρφωση. Αντίθετα η τετμημένη του σημείου B θα μετα-

βληθεί, και μάλιστα από μηδενική, που ήταν πριν την παραμόρφωση, θα έχει μετά την παραμόρφωση τιμή ίση με $x'_B = u_B = -\frac{Mz \cdot (\alpha^2 + b^2)}{\pi G \alpha^3 b^3} \alpha \cdot 2c$, όπως προκύπτει αν στις (1) γίνει η αντικατάσταση:

$$y_B = \alpha, \quad z_B = 2c.$$

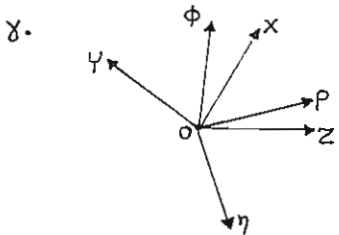
Το αρχικό μήκος του τμήματος AB ήταν:

$$l_{AB} = \sqrt{(x_B - x_A)^2 + (y_B - y_A)^2 + (z_B - z_A)^2} = \sqrt{(0-0)^2 + (\alpha-0)^2 + (2c-0)^2} = \sqrt{\alpha^2 + c^2}$$

Μετά την παραμόρφωση το τμήμα AB έχει μήκος:

$$\begin{aligned} l'_{AB} &= \sqrt{(x'_B - x_A)^2 + (y'_B - y_A)^2 + (z'_B - z_A)^2} = \sqrt{\left(-\frac{2Mz \cdot c \cdot (\alpha^2 + b^2)}{\pi G \alpha^2 b^3} - 0\right)^2 + (\alpha-0)^2 + (2c-0)^2} \\ &= \sqrt{\left[\frac{2Mz \cdot c \cdot (\alpha^2 + b^2)}{\pi G \alpha^2 b^3}\right]^2 + \alpha^2 + c^2} \end{aligned}$$

Η μεταβολή μήκους του τμήματος AB είναι $\Delta l_{AB} = l'_{AB} - l_{AB}$.



Γνωρίζουμε την έκφραση του ταυιστή παραμόρφωσης στο σύστημα συντεταγμένων XYZ.

Ζητούμε την άνηχμένη επιμήκυνση κατά την κατεύθυνση του διανύσματος η . Το η μπορεί να θεωρηθεί ότι αποτελεί έναν από τους άξονες ενός ορθογωνίου συστήματος (η, ρ, ϕ). Για να βρούμε την $E_{\eta\eta}$ χρειαζόμαστε μόνο την πρώτη γραμμή του μητρώου μετατεχηματισμού,

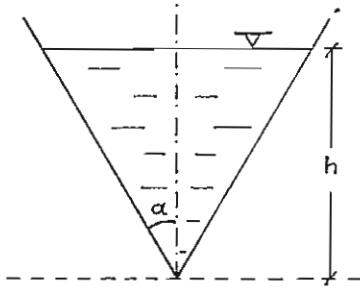
που αποτελείται από τα συνημίτονα κατεύθυνσης λ, μ, ν του διανύσματος η . (Στα ορθογώνια συστήματα συντεταγμένων τα συνημίτονα κατεύθυνσης ενός διανύσματος αποτελούν και τις συντεταγμένες του). Διατάσσοντας τις πράξεις σύμφωνα με το σχήμα Falk, έχουμε:

			0	0	E_{xz}	λ
			0	0	E_{yz}	μ
			E_{xz}	E_{yz}	0	ν
λ	μ	ν	$\nu \cdot E_{xz}$	$\nu \cdot E_{yz}$	$\lambda \cdot E_{xz} + \mu \cdot E_{yz}$	$\nu \cdot E_{xz} \cdot \lambda + \nu \cdot E_{yz} \cdot \mu + (\lambda \cdot E_{xz} + \mu \cdot E_{yz}) \cdot \nu \leftarrow E_{\eta\eta}$

Επομένως η άνηχμένη επιμήκυνση $E_{\eta\eta}$ είναι: $E_{\eta\eta} = 2 \cdot \nu \cdot (\lambda \cdot E_{xz} + \mu \cdot E_{yz})$.

Για το τελευταίο ερώτημα προβλ. και στις σελίδες 16, 17, 18.

ασκήση 3



Λεπτότοιχο άνοιχτό κωνικό δοχείο γεμίζεται με ύγρο είδικού βάρους γ , όπως στο σχήμα.

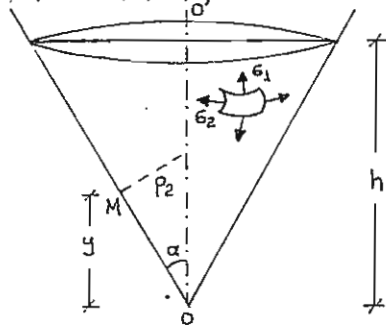
Νά βρεθούν οι μέγιστες τάσεις, που αναπτύσσονται στα τοιχώματα του δοχείου και οι θέσεις στις οποίες αναπτύσσονται οι μέγιστες αυτές τάσεις.

Στή λύση του προβλήματος δεν θα ληφθεί υπό όψη το ίδιο βάρος του δοχείου.

Λύση

Θά χρησιμοποιήσουμε τον τύπο $\frac{\epsilon_1}{\rho_1} + \frac{\epsilon_2}{\rho_2} = \frac{P}{t}$, που αποδείξαμε

στην άσκηση 6, σελίδα 28. Έπειδή η ακτίνα καμπυλότητας ρ_1 του άξονα οο' του κώνου είναι $\rho_1 = \infty \Rightarrow \frac{\epsilon_1}{\rho_1} = 0 \Rightarrow \frac{\epsilon_2}{\rho_2} = \frac{P}{t} \Rightarrow \epsilon_2 = \frac{P \cdot \rho_2}{t}$.

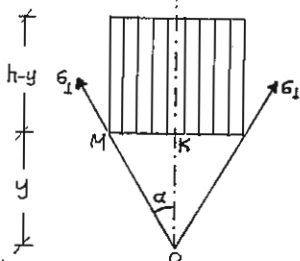


Σέ ύψος y ή υδροστατική πίεση P είναι $P = \gamma \cdot (h-y)$. Επίσης είναι $\rho_2 = OM \cdot \tan \alpha = \frac{y}{\cos \alpha} \cdot \tan \alpha$. Η τάση, λοιπόν, ϵ_2 ,

είναι: $\epsilon_2 = \frac{\gamma \cdot (h-y) \cdot y \cdot \tan \alpha}{t \cdot \cos \alpha}$.

Η ϵ_2 γίνεται μέγιστη για $\frac{d\epsilon_2}{dy} = 0 \Rightarrow \frac{d}{dy} \left[\frac{\gamma \cdot \tan \alpha \cdot (h-y-y^2)}{t \cdot \cos \alpha} \right] = 0 \Rightarrow \frac{\gamma \cdot \tan \alpha \cdot (h-2y)}{t \cdot \cos \alpha} = 0 \Rightarrow h-2y=0 \Rightarrow y = \frac{h}{2}$. Η μέγιστη ϵ_2 είναι:

$$\epsilon_2 \max. = \frac{\gamma \cdot h^2 \cdot \tan \alpha}{4 \cdot t \cdot \cos \alpha}$$



Στή θέση y το βάρος του ύγρου είναι:

$$W = \frac{1}{3} \cdot \pi \cdot (MK)^2 \cdot OK \cdot \gamma = \frac{1}{3} \cdot \pi \cdot (y \cdot \tan \alpha)^2 \cdot y \cdot \gamma$$

Στή θέση y ή δύναμη, που προέρχεται από την υδροστατική πίεση του υπερκείμενου ύγρου, είναι:

$$H = \gamma \cdot (h-y) \cdot \pi \cdot (MK)^2 = \gamma \cdot (h-y) \cdot \pi \cdot (y \cdot \tan \alpha)^2$$

Οι δυνάμεις W και H εξισορροποούνται από

τή συνισταμένη δύναμη των κατακόρυφων συνιστωσών των ϵ_1 . Η δύναμη αυτή είναι: $F = 2 \cdot \pi \cdot (MK) \cdot t \cdot \epsilon_1 \cdot \cos \alpha = 2 \cdot \pi \cdot (y \cdot \tan \alpha) \cdot t \cdot \epsilon_1 \cdot \cos \alpha$.

Θά 'χουμε λοιπόν : $W + H = F \Rightarrow$

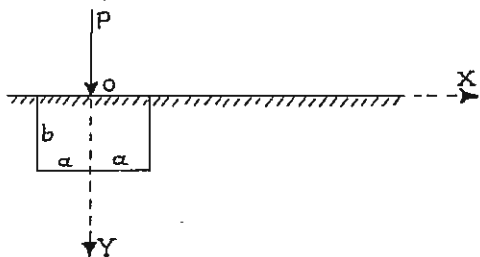
$$\frac{1}{3} \cdot \pi \cdot (y \cdot \tan \alpha)^2 \cdot y \cdot \gamma + \gamma \cdot (h-y) \cdot \pi \cdot (y \cdot \tan \alpha)^2 = 2 \cdot \pi \cdot (y \cdot \tan \alpha) \cdot t \cdot \epsilon_1 \cdot \cos \alpha \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \epsilon_1 = \frac{y^2 \gamma \cdot \tan \alpha + 3 \cdot y \cdot (h-y) \cdot \gamma \cdot \tan \alpha}{6 \cdot t \cdot \cos \alpha}$$

Τη μέγιστη ϵ_1 παίρνουμε για $\frac{d\epsilon_1}{dy} = 0 \Rightarrow \frac{2 \cdot y \cdot \gamma \cdot \tan \alpha + 3 \cdot (h-2y) \cdot \gamma \cdot \tan \alpha}{6 \cdot t \cdot \cos \alpha} = 0$

$$\Rightarrow 2 \cdot y + 3 \cdot (h-2y) = 0 \Rightarrow y = \frac{3}{4} \cdot h \quad \text{και} \quad \epsilon_1 \max = \frac{3 \cdot \gamma \cdot h^2 \cdot \tan \alpha}{16 \cdot t \cdot \cos \alpha}$$

ασκηση 4



Δίνεται ότι η συνάρτηση

$$\Phi(x, y) = -\frac{P}{\pi} \cdot \left(y - x \cdot \tan^{-1} \frac{y}{x} \right)$$

λύνει το πρόβλημα του ημιάκτιου δίσκου του σχήματος για τη μοναχική φόρτιση P.

α. Νά βρεθούν οι τάσεις ϵ_{xx} ,

ϵ_{yy} , ϵ_{xy} .

β. Νά σχεδιαστούν οι δυνάμεις, που καταπονούν το ὀρθογώνιο διαστάσεων $(b, 2a)$ του σχήματος και νά γραφτούν οι εξισώσεις ισορροπίας, που πρέπει νά ικανοποιούν οι δυνάμεις αυτές.

Λυση

α. Στο πρόβλημά μας δίνεται ότι η Φ είναι τασική συνάρτηση. Οι τάσεις ϵ_{xx} , ϵ_{yy} , ϵ_{xy} είναι αντίστοιχα:

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2}, \quad \epsilon_{yy} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2}, \quad \epsilon_{xy} = -\frac{\partial^2 \Phi}{\partial x \cdot \partial y}$$

$$\text{Είναι: } \frac{\partial \Phi}{\partial y} = -\frac{P}{\pi} \cdot \left(1 - x \cdot \frac{1}{1 + \frac{y^2}{x^2}} \cdot \frac{1}{x} \right) = -\frac{P}{\pi} \cdot \left(1 - \frac{x^2}{x^2 + y^2} \right)$$

$$\frac{\partial \Phi}{\partial x} = -\frac{P}{\pi} \cdot \left[-\tan^{-1} \frac{y}{x} - x \cdot \frac{1}{1 + \frac{y^2}{x^2}} \cdot y \cdot \left(-\frac{1}{x^2} \right) \right] = -\frac{P}{\pi} \cdot \left(-\tan^{-1} \frac{y}{x} + \frac{x \cdot y}{x^2 + y^2} \right)$$

"Έχουμε λοιπόν:

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial y^2} = \frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial y} \right) = -\frac{P}{\pi} \cdot \frac{\partial}{\partial y} \left(1 - \frac{x^2}{x^2 + y^2} \right) \Rightarrow \epsilon_{xx} = -\frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{x^2 \cdot y}{(x^2 + y^2)^2} \quad (1)$$

$$\begin{aligned} \epsilon_{yy} &= \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x^2} = \frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{\partial \Phi}{\partial x} \right) = -\frac{P}{\pi} \cdot \frac{\partial}{\partial x} \left(-\tan^{-1} \frac{y}{x} + \frac{x \cdot y}{x^2 + y^2} \right) = \\ &= -\frac{P}{\pi} \cdot \left[-\frac{1}{1 + \frac{y^2}{x^2}} \cdot y \cdot \left(-\frac{1}{x^2} \right) + y \cdot \frac{(x^2 + y^2) - x \cdot 2x}{(x^2 + y^2)^2} \right] = \end{aligned}$$

$$= -\frac{P}{\pi} \left[\frac{y}{x^2+y^2} + \frac{y^3-x^2y}{(x^2+y^2)^2} \right] = -\frac{P}{\pi} \left[\frac{y \cdot x^2 + y^3 + y^3 - x^2y}{(x^2+y^2)^2} \right] \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \sigma_{yy} = -\frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{y^3}{(x^2+y^2)^2} \quad (2).$$

$$\sigma_{xy} = -\frac{\partial^2 \phi}{\partial x \cdot \partial y} = -\frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{\partial \phi}{\partial x} \right) = \frac{P}{\pi} \cdot \frac{\partial}{\partial y} \left(-\tan^{-1} \frac{y}{x} + \frac{x \cdot y}{x^2+y^2} \right) =$$

$$= \frac{P}{\pi} \left[-\frac{1}{1+\frac{y^2}{x^2}} \cdot \frac{1}{x} + x \cdot \frac{(x^2+y^2) - 2 \cdot y^2}{(x^2+y^2)^2} \right] = \frac{P}{\pi} \left[-\frac{x}{x^2+y^2} + \frac{x^3-x \cdot y^2}{(x^2+y^2)^2} \right] =$$

$$= \frac{P}{\pi} \left[\frac{-x^3 - x \cdot y^2 + x^3 - x \cdot y^2}{(x^2+y^2)^2} \right] \Rightarrow \sigma_{xy} = -\frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{x \cdot y^2}{(x^2+y^2)^2} \quad (3).$$

6. Για να βρούμε τις φορές των τάσεων, που καταπονούν τις πλευρές του ορθογωνίου, αντικαθιστούμε την εξίσωση κάθε πλευράς ή τμήματος μίας πλευράς στις εκθέσεις (1), (2) και (3). Έτσι για τις σ_{xy}^{δ} έχουμε:

$$x = a, \quad 0 \leq y \leq b, \quad \sigma_{xy}^{\delta} = -\frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{a \cdot y^2}{(a^2+y^2)^2}.$$

Όμοια για τις σ_{xy}^{α} έχουμε:

$$x = -a, \quad 0 \leq y \leq b, \quad \sigma_{xy}^{\alpha} = -\frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{(-a) \cdot y^2}{[(-a)^2+y^2]^2} \Rightarrow \sigma_{xy}^{\alpha} = \frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{a \cdot y^2}{(a^2+y^2)^2}$$

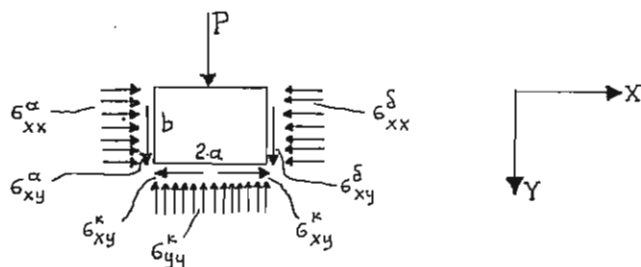
Έντελώς αντίσταχα για το δεξιά τμήμα των σ_{xy}^{κ} έχουμε:

$$y = b, \quad 0 \leq x \leq a, \quad \sigma_{xy}^{\kappa} = -\frac{2 \cdot P}{\pi} \cdot \frac{x \cdot b^2}{(x^2+b^2)^2}.$$

Ένω για το αριστερά τμήμα των σ_{xy}^{κ} , στο οποίο $y = b$, $-a \leq x \leq 0$, οι σ_{xy}^{κ} θα έχουν αντίθετη φορά από ότι στο δεξιά τμήμα.

Υπενθυμίζουμε ότι η σύμβαση για τις θετικές όρθες και διατμητικές τάσεις την έχουμε κάνει στη σελίδα 20.

Με βάση τα παραπάνω σχεδιάζουμε εύκολα τις δυνάμεις, που καταπονούν το ορθογώνιο διαστάσεων $(b, 2 \cdot a)$.



Η ισορροπία δυνάμεων κατά τον άξονα X δίνει:

$$\sum \sigma_{xx}^{\delta} + \sum \sigma_{xx}^{\alpha} + \sum \sigma_{xy}^{\kappa} = 0$$

Ἡ ἰσορροπία δυνάμεων κατὰ τὸν ἄξονα Y δίνει:

$$P + \sum \epsilon_{yy}^k + \sum \epsilon_{xy}^{\delta'} + \sum \epsilon_{xy}^{\alpha} = 0$$

Οἱ δείχτες δ, α, k σημαίνουν ἀντίστοιχα δεξιά, ἀριστερά, κάτω.

ασκηση 5

Γιὰ ἓνα ἐλαστικό σῶμα νὰ ἀποδειχθεῖ ὅτι ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης U εἶναι ἴση μὲ τὸ μισό τοῦ ἔργου, ποῦ θὰ ἐκτελοῦσαν οἱ ἐξωτερικὲς δυνάμεις, ἂν οἱ πραγματικὲς μετακινήσεις τῶν ἀντίστοιχων σημείων ἐφαρμογῆς τους ἦταν σταθερὲς, δηλαδὴ ἀνεξάρτητες τοῦ φορτίου, νὰ ἀποδειχθεῖ δηλαδὴ ὅτι:
$$U = \frac{1}{2} \cdot \oint_S \bar{\epsilon} \cdot \bar{u} \cdot dS + \frac{1}{2} \cdot \int_V \bar{F} \cdot \bar{u} \cdot dV,$$

ἔπου $\bar{\epsilon}$ καὶ \bar{F} τὰ διανύσματα ἐπιφανειακῶν φορτίων καὶ μαζικῶν δυνάμεων ἀντίστοιχα, \bar{u} τὸ διάνυσμα τῆς μετατόπισης τῶν ἐξωτερικῶν* δυνάμεων, S ἡ ἐπιφάνεια, ἣ ἔπου περιλαμβάνει τὸ ἐλαστικό σῶμα καὶ V ὁ ὄγκος τοῦ σώματος.

υποδειξη . Νὰ χρησιμοποιηθεῖ τὸ θεώρημα τοῦ Green, ποῦ μετασχηματίζει ἓνα κλειστὸ ἐπιφανειακὸ ὁλοκλήρωμα εἰς τριπλῶ. Γιὰ ἓνα διανυσματικὸ πεδίο \bar{a} , ποῦ ὀρίζεται στὸν ὄγκο V , ὁ ἔπου περιλαμβάνεται ἡ τὴν κλειστὴ ἐπιφάνεια S , τὸ θεώρημα αὐτὸ ἐκφράζεται ἀπὸ τὴν σχέση:

$$\oint_S \bar{n} \cdot \bar{a} \cdot dS = \int_V \text{div} \bar{a} \cdot dV = \int_V \frac{\partial a_m}{\partial x_m} \cdot dV, \quad \text{ἔπου } \bar{n} \text{ τὸ κάθετο}$$

μοναδιαῖο διάνυσμα εἰς μιά τομὴ τοῦ πεδίου.

αποδειξη

Ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης U εἶναι:
$$U = \frac{1}{2} \cdot \int_V \epsilon_{im} \cdot \epsilon_{im} \cdot dV$$

ἔπου $\epsilon_{im}, \epsilon_{im}$ οἱ συνιστώσες τῶν τανυστῶν τάσης καὶ παραμόρφωσης ἀντίστοιχα. Θὰ ἀποδείξουμε, λοιπὸν, ὅτι:

$$\frac{1}{2} \cdot \oint_S \bar{\epsilon} \cdot \bar{u} \cdot dS + \frac{1}{2} \cdot \int_V \bar{F} \cdot \bar{u} \cdot dV = \frac{1}{2} \cdot \int_V \epsilon_{im} \cdot \epsilon_{im} \cdot dV.$$

Οἱ συνιστώσες τοῦ διανύσματος ἐπιφανειακῆς φόρτισης $\bar{\epsilon}$ εἰς μιά τομὴ τοῦ σώματος, τῆς ἔπου τὸ κάθετο μοναδιαῖο διάνυσμα εἶναι \bar{n} , δίνονται ἀπὸ τὴν σχέση $\epsilon_{im} = n_m \cdot \epsilon_{im}$, ἔπου n_m οἱ συνιστώσες τοῦ διανύσματος \bar{n} . Θὰ μετασχηματίσουμε τὸ κλειστὸ ἐπιφανειακὸ ὁλοκλήρωμα $\oint_S \bar{\epsilon} \cdot \bar{u} \cdot dS$ εἰς ὁλοκλήρωμα στὸν ὄγκο V (εἰς τριπλῶ ὁλοκλήρωμα).

* ὡς ἐξωτερικὲς δυνάμεις θεωροῦμε τὰ ἐπιφανειακὰ φορτία καὶ τὶς μαζικὲς δυνάμεις.

Σύμφωνα με το θεώρημα του Green θα έχουμε :

$$\oint_S \bar{t} \cdot \bar{u} \cdot dS = \oint_S t_i \cdot u_i \cdot dS = \oint_S n_m \cdot \sigma_{mi} \cdot u_i \cdot dS = \int_V \frac{\partial (\sigma_{mi} \cdot u_i)}{\partial x_m} \cdot dV =$$

$$= \int_V \frac{\partial \sigma_{mi}}{\partial x_m} \cdot u_i \cdot dV + \int_V \frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} \cdot dV .$$

Το πρώτο, λοιπόν, μέλος της εκθέσης, που έχουμε να αποδείξουμε, γράφεται :

$$A = \frac{1}{2} \cdot \oint_S \bar{t} \cdot \bar{u} \cdot dS + \frac{1}{2} \cdot \int_V \bar{F} \cdot \bar{u} \cdot dV = \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{\partial \sigma_{mi}}{\partial x_m} \cdot u_i \cdot dV + \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} \cdot dV$$

$$+ \frac{1}{2} \cdot \int_V F_i \cdot u_i \cdot dV \Rightarrow A = \frac{1}{2} \cdot \int_V \left(\frac{\partial \sigma_{mi}}{\partial x_m} + F_i \right) \cdot u_i \cdot dV + \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} \cdot dV .$$

Από τις εξισώσεις ισορροπίας έχουμε ότι : $F_i + \frac{\partial \sigma_{mi}}{\partial x_m} = 0$,

επομένως ; $A = \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} \cdot dV$ (1).

Θα χρησιμοποιήσουμε την ιδιότητα των άεργων (έπαναλαμβανομένων) δειχτών να αντικαθίστανται με οποιοδήποτε διαφορετικό ζεύγος δειχτών.

Έτσι, αν στη σχέση $\frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi}$ αντικαταστήσουμε το δείκτη i με m και το δείκτη m με i , θα έχουμε : $\frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} = \frac{\partial u_m}{\partial x_i} \cdot \sigma_{im}$.

Η (1) λοιπόν γράφεται :

$$A = \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} \cdot dV = \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{1}{2} \cdot \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} + \frac{\partial u_m}{\partial x_i} \cdot \sigma_{im} \right) \cdot dV =$$

$$= \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{1}{2} \cdot \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{mi} + \frac{\partial u_m}{\partial x_i} \cdot \sigma_{im} \right) \cdot dV, \text{ και επειδή ο τανυστής τάσης είναι συμ-}$$

μετρικός, θα έχουμε $\sigma_{mi} = \sigma_{im}$, οπότε $A = \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{1}{2} \cdot \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_m} \cdot \sigma_{im} + \frac{\partial u_m}{\partial x_i} \cdot \sigma_{im} \right) \cdot dV =$

$$= \frac{1}{2} \cdot \int_V \frac{1}{2} \cdot \sigma_{im} \cdot \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_m} + \frac{\partial u_m}{\partial x_i} \right) \cdot dV$$
 (2)

Είναι όμως : $\frac{1}{2} \cdot \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_m} + \frac{\partial u_m}{\partial x_i} \right) = \epsilon_{im}$, και επομένως η (2) γράφεται :

$$A = \frac{1}{2} \cdot \int_V \sigma_{im} \cdot \epsilon_{im} \cdot dV$$
 (3)

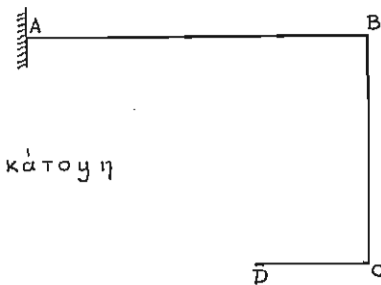
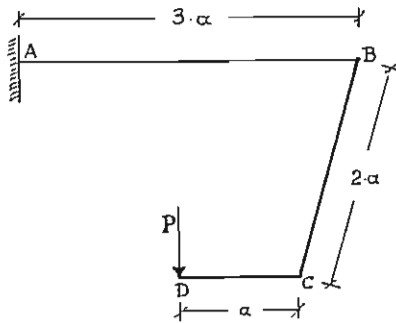
Όπως είπαμε και στην αρχή, η ενέργεια παραμόρφωσης U είναι :

$$U = \frac{1}{2} \cdot \int_V \sigma_{im} \cdot \epsilon_{im} \cdot dV$$
 (4)

Συγκρίνοντας τις (3) και (4) και αντικαθιστώντας το A με το ίδιο του παίρνουμε :

$$\frac{1}{2} \cdot \oint_S \bar{t} \cdot \bar{u} \cdot dS + \frac{1}{2} \cdot \int_V \bar{F} \cdot \bar{u} \cdot dV = U$$

ασκήση 6



Θεωρούμε τή δοκό ABCD τού σχήματος, τής οποίας τά τμήματα AB καί DC εἶναι κάθετα πρὸς τὸ BC. Ἡ δοκός εἶναι πακτωμένη στό σημεῖο A καί δέχεται στό D τὸ κατακόρυφο φορτίο P. Ἡ διατομή τῆς δοκοῦ εἶναι κυκλική μέ ἀκτίνα r .

- Νά κατασκευασθοῦν τά διαγράμματα ροπῶν κάμψης καί ροπῶν στρέψης,
- Νά ἐξετασθεῖ ἡ ἰσορροπία ροπῶν στό σημεῖο B,
- Νά βρεθεῖ ἡ κατακόρυφη μετατόπιση, πού προκαλεῖ στό D τὸ φορτίο P.

ἄυση

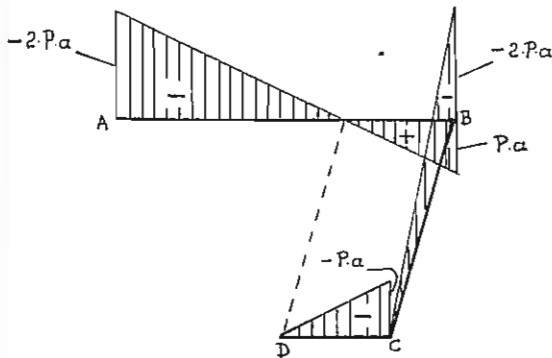
α. Γιά τήν κατασκευή τῶν διαγραμμάτων ροπῶν κάμψης καί ροπῶν στρέψης παρατηροῦμε τὰ ἑξῆς. Γιά νά βροῦμε τήν καμπτική ροπή, πού προκαλεῖ ἡ P εἰς ἕνα τυχαῖο σημεῖο τῆς δοκοῦ, θεωροῦμε ἕνα ἐπίπεδο, πού διέρχεται ἀπὸ τὸ ὑπ' ὄψη σημεῖο καί εἶναι κάθετο πρὸς τὸν ἄξονα τῆς δοκοῦ. Τὸ μέτρο τῆς καμπτικῆς ροπῆς, πού προκαλεῖ ἡ P στό θεωρούμενο σημεῖο, εἶναι ἴσο μέ τὸ γινόμενο τῆς P ἐπὶ τὴν ἀπόστασὴ τῆς ἀπὸ τὸ ἐπίπεδο, πού ἀναφέραμε πρὶν. Ἀντίστοιχα τὸ μέτρο τῆς στρεπτικῆς ροπῆς, πού προκαλεῖ ἡ P εἰς ἕνα τυχαῖο σημεῖο τῆς δοκοῦ, θά εἶναι ἴσο μέ τὸ γινόμενο τῆς P ἐπὶ τὴν ἀπόστασὴ τῆς ἀπὸ τὸν ἄξονα τῆς δοκοῦ, πού περνᾷ ἀπὸ τὸ θεωρούμενο σημεῖο. Μέ βάση τὰ παραπάνω βρίσκουμε τὴν καμπτικὴ καί στρεπτικὴ ροπή εἰς χαρακτηριστικὰ θέσεις τῆς δοκοῦ. Εἶναι:

$$M_{C}^{DC} = -P \cdot \alpha, \quad M_{C}^{CB} = 0, \quad M_{B}^{CB} = -2 \cdot P \cdot \alpha, \quad M_{B}^{BA} = P \cdot \alpha, \quad M_{A}^{BA} = -2 \cdot P \cdot \alpha$$

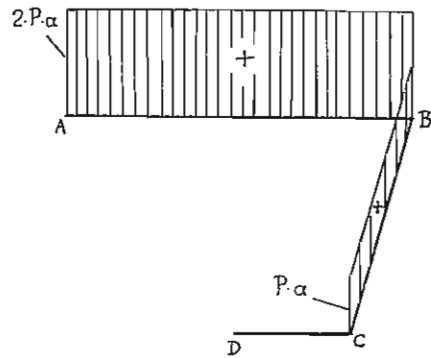
$$M_{C}^{CB} = M_{B}^{CB} = P \cdot \alpha, \quad M_{B}^{BA} = M_{A}^{BA} = 2 \cdot P \cdot \alpha$$

Μποροῦμε, λοιπόν, νά κατασκευάσουμε εὐκόλα τά διαγράμματα ροπῶν κάμψης καί ροπῶν στρέψης.

Βασίλειος Α. Προφουλλίδης - Ἀεκίβεις Ἀντοχῆς Ἐλλήνων.



διάγραμμα ροπών κάμψης



διάγραμμα ροπών στρέψης

β. Θα πρέπει το διανυσματικό άθροισμα των ροπών κάμψης και στρέψης για το σημείο B του τμήματος BC να είναι ίσο με το διανυσματικό άθροισμα των ροπών κάμψης και στρέψης για το σημείο B του τμήματος BA.
 Έχουμε: $\sum \bar{M}_B^{BC} = 2 \cdot \bar{P} \cdot \bar{\alpha} + \bar{P} \cdot \bar{\alpha}$, $\sum \bar{M}_B^{BA} = \bar{P} \cdot \bar{\alpha} + 2 \cdot \bar{P} \cdot \bar{\alpha}$, και επομένως $\sum \bar{M}_B^{BC} = \sum \bar{M}_B^{BA}$.

γ. Η κατακόρυφη μετατόπιση δ_D του σημείου D λόγω του φορτίου P θα είναι ίση με τη μερική παράγωγο της ενέργειας παραμόρφωσης U όλης της δοκού ως προς P, $\delta_D = \frac{\partial U}{\partial P}$.

Τμήμα DC

Η καμψτική ροπή σε απόσταση x από το D είναι $M_{DC}(x) = -P \cdot x$.

Η ενέργεια παραμόρφωσης του τμήματος αυτού είναι:

$$U_{DC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^{\alpha} M_{DC}^2(x) \cdot dx$$

Τμήμα CB.

Η καμψτική ροπή σε απόσταση x από το C είναι $M_{CB}(x) = -P \cdot x$.

Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης είναι:

$$U_{CB}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx$$

Στο τμήμα αυτό έχουμε και στρεπτική ροπή $M_{t_{CB}} = P \cdot \alpha$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω στρέψης είναι:

$$U_{CB}^{Mt} = \frac{M_{t_{CB}}^2 \cdot l_{CB}}{2 \cdot D} \quad . \quad D \text{ είναι η στρεπτική δυσκαμψία της διατομής}$$

και $D = I_p \cdot G$, όπου G το μέτρο στρέψης και I_p η πολική ροπή αδράνειας της διατομής. Είναι λοιπόν: $U_{CB}^{Mt} = \frac{M_{t_{CB}}^2 \cdot 2 \cdot \alpha}{2 \cdot D}$.

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα CB είναι :

$$U_{CB} = U_{CB}^M + U_{CB}^{Mt} \Rightarrow U_{CB} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx + \frac{M_{tCB}^2 \cdot \alpha}{D}$$

Τμήμα BA

Η καμπτική ροπή σε απόσταση x από το B είναι $M_{BA}(x) = P \cdot \alpha - P \cdot x$

Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης είναι :

$$U_{BA}^M = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2(x) \cdot dx$$

Στο τμήμα αυτό έχουμε και στρεπτική ροπή $M_{tBA} = 2 \cdot P \cdot \alpha$. Η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω στρέψης είναι :

$$U_{BA}^{Mt} = \frac{M_{tBA}^2 \cdot l_{BA}}{2 \cdot D} = \frac{M_{tBA}^2 \cdot 3 \cdot \alpha}{2 \cdot D}$$

Η συνολική ενέργεια παραμόρφωσης για το τμήμα BA είναι :

$$U_{BA} = U_{BA}^M + U_{BA}^{Mt} \Rightarrow U_{BA} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2(x) \cdot dx + \frac{3}{2} \cdot \frac{M_{tBA}^2 \cdot \alpha}{D}$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης όλης της δοκού είναι :

$$U = U_{DC} + U_{CB} + U_{BA} \Rightarrow$$

$$U = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{\alpha} M_{DC}^2(x) \cdot dx + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{2\alpha} M_{CB}^2(x) \cdot dx + \frac{M_{tCB}^2 \cdot \alpha}{D} + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{3\alpha} M_{BA}^2(x) \cdot dx +$$

$$+ \frac{3}{2} \cdot \frac{M_{tBA}^2 \cdot \alpha}{D} \quad \text{«Έχουμε: } \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{\alpha} 2 \cdot M_{DC}(x) \cdot \frac{\partial M_{DC}(x)}{\partial P} \cdot dx +$$

$$+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{2\alpha} 2 \cdot M_{CB}(x) \cdot \frac{\partial M_{CB}(x)}{\partial P} \cdot dx + \frac{2 \cdot M_{tCB} \cdot \frac{\partial M_{tCB}}{\partial P} \cdot \alpha}{D} +$$

$$+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{3\alpha} 2 \cdot M_{BA}(x) \cdot \frac{\partial M_{BA}(x)}{\partial P} \cdot dx + \frac{3}{2} \cdot \frac{2 \cdot M_{tBA} \cdot \frac{\partial M_{tBA}}{\partial P} \cdot \alpha}{D}$$

$$\frac{\partial M_{DC}(x)}{\partial P} = -x, \quad \frac{\partial M_{CB}(x)}{\partial P} = -x, \quad \frac{\partial M_{tCB}}{\partial P} = \alpha, \quad \frac{\partial M_{BA}(x)}{\partial P} = \alpha - x, \quad \frac{\partial M_{tBA}}{\partial P} = 2\alpha,$$

$$\text{οπότε: } \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{\alpha} (-P \cdot x) \cdot (-x) \cdot dx + \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{2\alpha} (-P \cdot x) \cdot (-x) \cdot dx + \frac{2 \cdot P \cdot \alpha \cdot \alpha \cdot \alpha}{D} +$$

$$+ \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^{3\alpha} (P \cdot \alpha - P \cdot x) \cdot (\alpha - x) \cdot dx + \frac{3}{2} \cdot \frac{2 \cdot 2 \cdot P \cdot \alpha \cdot 2 \cdot \alpha \cdot \alpha}{D} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{6 \cdot P \cdot \alpha^3}{E \cdot I_{zz}} + \frac{14 \cdot P \cdot \alpha^3}{D}$$

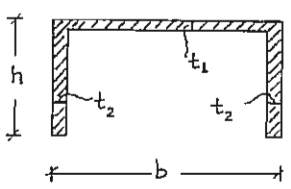
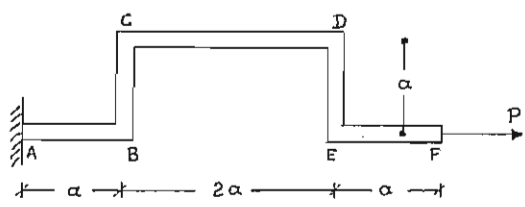
$$\text{Είναι: } I_{zz} = I_{yy} = \frac{\pi \cdot r^4}{4}, \quad D = I_p \cdot G, \quad I_p = I_{yy} + I_{zz} = \frac{\pi \cdot r^4}{2} \quad \text{και}$$

$$\text{επομένως } \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{24 \cdot P \cdot \alpha^3}{E \cdot \pi \cdot r^4} + \frac{28 \cdot P \cdot \alpha^3}{G \cdot \pi \cdot r^4}$$

Η κατακόρυφη, λοιπόν, μετατόπιση του D είναι :

$$\delta_D = \frac{24 \cdot P \cdot \alpha^3}{E \cdot \eta \cdot \gamma^4} + \frac{14 \cdot P \cdot \alpha^3}{G \cdot \rho \cdot \gamma^4}$$

ασκήση 7



διατομή του πρόβολου

Θεωρούμε τον πρόβολο του σχήματος, ο οποίος είναι πακτωμένος στο A και δέχεται στο σημείο F το άξονικό φορτίο P. Ο πρόβολος έχει διατομή με σχήμα \square .

α. Νά κατασκευασθούν τα διαγράμματα άξονικών δυνάμεων, τενουσών δυνάμεων και καμπτικών ροών.

β. Νά βρεθεί ή δριζόντια μετακίνηση του σημείου F εάν συνάρτηση των P, α, E, Izz.

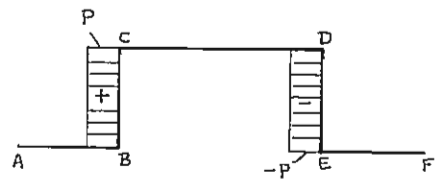
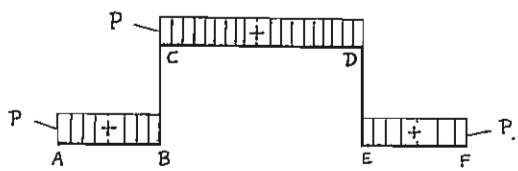
Στήν έκφραση για τή μετατόπιση δέν θά ληφθούν υπ' όψη τά άποτελέσματα του έφελεκμοού, αλλά

μόνο τής κάμψης.

γ. Νά κατασκευασθεί τό διάγραμμα όρθών τάσεων για μία τυχούσα διατομή, πού βρίσκεται ανάμεσα για σημεία C και D.

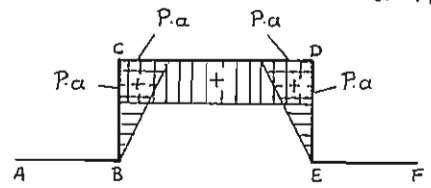
Γιά αριθμητική έφαρμογή στο γ. έρώτημα δίνονται : P = 2,5 t , α = 1m , h = 16 cm , b = 30 cm , t1 = 1,1 cm , t2 = 2 cm , E = 2,1 · 10⁶ κρ/cm².

Λυση



διάγραμμα άξονικών δυνάμεων

διάγραμμα τενουσών δυνάμεων



διάγραμμα καμπτικών ροών

β. Ἡ ἔνερξια παραμόρφωσης ὅλου τοῦ προβόλου, ποὺ προκαλεῖται ἀπὸ τὴ δύναμη P . Ἡ ὀριζόντια μετατόπιση δ_F τοῦ σημείου F θὰ εἶναι: $\delta_F = \frac{\partial U}{\partial P}$. Θὰ βροῦμε τὴν ἔνερξια παραμόρφωσης λόγῳ κάμψης, ποὺ προκαλεῖται ἀπὸ τὴ δύναμη P , γιὰ καθένα ἀπὸ τὰ τμήματα AB, BC, CD, DE, EF τοῦ προβόλου.

τμήμα AB .

Ἡ καμπτική ροπή εἶναι μηδενική στὸ τμήμα αὐτὸ, ἐπομένως $U_{AB} = 0$

τμήμα BC .

Ἡ καμπτική ροπή ἐξ ἀπόστασης x ἀπὸ τὸ B εἶναι: $M_{BC}(x) = P \cdot x$.

Ἡ ἔνερξια παραμόρφωσης εἶναι: $U_{BC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^a M_{BC}^2(x) \cdot dx$

τμήμα CD

Στὸ τμήμα αὐτὸ ἔχουμε καμπτική ροπή σταθερὴ καὶ ἴση μὲ $P \cdot a$,

$M_{CD} = P \cdot a$. Ἡ ἔνερξια παραμόρφωσης εἶναι: $U_{CD} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^{2a} M_{CD}^2 \cdot dx$

τμήμα DE

Ἡ καμπτική ροπή ἐξ ἀπόστασης x ἀπὸ τὸ E εἶναι $M_{DE}(x) = P \cdot x$.

Ἡ ἔνερξια παραμόρφωσης εἶναι: $U_{DE} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^a M_{DE}^2(x) \cdot dx$

τμήμα EF

Ἡ καμπτική ροπή εἶναι μηδενική στὸ τμήμα αὐτὸ, ἐπομένως $U_{EF} = 0$.

Ἡ ἔνερξια παραμόρφωσης ὅλου τοῦ προβόλου εἶναι:

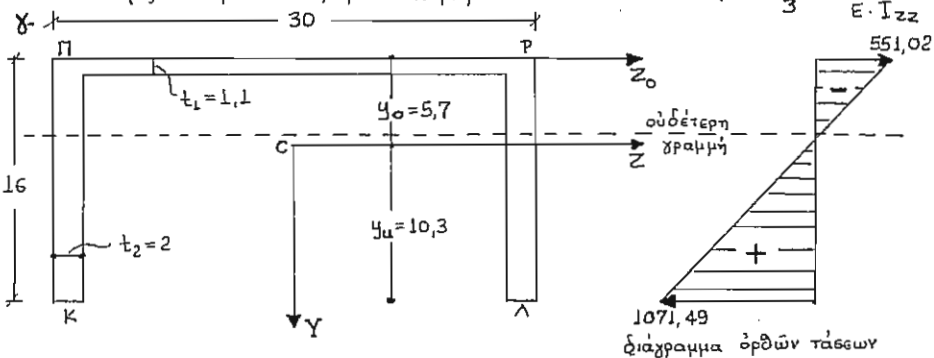
$$U = U_{AB} + U_{BC} + U_{CD} + U_{DE} + U_{EF} \Rightarrow U = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \left[\int_0^a M_{BC}^2(x) \cdot dx + \int_0^{2a} M_{CD}^2 \cdot dx + \int_0^a M_{DE}^2(x) \cdot dx \right]$$

$$\text{Ἔχουμε: } \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \left[\int_0^a 2 \cdot M_{BC}(x) \cdot \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial P} \cdot dx + \int_0^{2a} 2 \cdot M_{CD} \cdot \frac{\partial M_{CD}}{\partial P} \cdot dx + \int_0^a 2 \cdot M_{DE}(x) \cdot \frac{\partial M_{DE}(x)}{\partial P} \cdot dx \right]$$

$$\frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial P} = x, \quad \frac{\partial M_{CD}}{\partial P} = a, \quad \frac{\partial M_{DE}(x)}{\partial P} = x, \quad \text{ὁπότε}$$

$$\frac{\partial U}{\partial P} = \frac{1}{E \cdot I_{zz}} \left[\int_0^a P \cdot x \cdot x \cdot dx + \int_0^{2a} P \cdot a \cdot a \cdot dx + \int_0^a P \cdot x \cdot x \cdot dx \right] \Rightarrow \frac{\partial U}{\partial P} = \frac{8}{3} \cdot \frac{P \cdot a^3}{E \cdot I_{zz}}$$

Ἡ ὀριζόντια, λοιπὸν, μετακίνηση τοῦ F εἶναι: $\delta_F = \frac{8}{3} \cdot \frac{P \cdot a^3}{E \cdot I_{zz}}$



Θά βρούμε πρώτα τή θέση τοῦ κέντρου βάρους τῆς διατομῆς. Ἐπειδή ὁ ἄξονας Y εἶναι ἄξονας συμμετρίας τῆς διατομῆς, τὸ κέντρο βάρους θά βρεῖται πάνω ἐπὶ τὸν ἄξονα Y . Ἡ στατική ροπή τῆς διατομῆς ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z_0 εἶναι: $S_{Z_0} = 2 \cdot 16 \cdot 8 + 1,1 \cdot 26 \cdot 0,55 + 2 \cdot 16 \cdot 8 = 527,73 \text{ cm}^2$. Τὸ ἔμβαδὸν A τῆς διατομῆς εἶναι: $A = 2 \cdot 16 + 1,1 \cdot 26 + 2 \cdot 16 = 92,6 \text{ cm}^2$. Ἡ συντεταχμένη, λοιπὸν, y_u τοῦ κέντρου βάρους εἶναι $y_u = \frac{S_{Z_0}}{A} = \frac{527,73 \text{ cm}^2}{92,6 \text{ cm}^2} \Rightarrow y_u = 5,7 \text{ cm}$. Εἶναι ἐπίσης $y_0 = 16 - y_u \Rightarrow y_0 = 10,3 \text{ cm}$.

Γιὰ μιὰ διατομὴ, ποὺ βρίσκεται ἀνάμεσα ἐπὶ σημεῖα C καὶ D τοῦ προβόλου, ἔχουμε ὀρθὴ ἐφελκυστικὴ τάση λόγω ἀξονικῆς δυνάμεως ἴση μὲ $\frac{N}{A}$, ὅπου N ἡ ἀξονικὴ δύναμη ἐπὶ τμῆμα CD . Εἶναι λοιπὸν:

$$\sigma_{xx}^N = \frac{N}{A} \Rightarrow \sigma_{xx}^P = \frac{P}{A} = \frac{2,5 \cdot 10^3 \text{ κρ}}{92,6 \text{ cm}^2} \Rightarrow \sigma_{xx}^N = +27 \text{ κρ/cm}^2.$$

Στὶς θέσεις K, Λ ἔχουμε ἀξονικὴ ἐφελκυστικὴ τάση λόγω κάμψης $\sigma_{xx,k}^M = \sigma_{xx,\Lambda}^M = \frac{M \cdot y_u}{I_{zz}}$, ὅπου M ἡ καμπτικὴ ροπή ἐπὶ τμῆμα CD ,

$M = P \cdot a$, καὶ I_{zz} ἡ ροπή ἀδράνειας τῆς διατομῆς ὡς πρὸς τὸν ἄξονα Z , $I_{zz} = \frac{30 \cdot 16^3}{12} + 30 \cdot 16 \cdot 2,3^2 - \left(\frac{26 \cdot 14,9^3}{12} + 26 \cdot 14,9 \cdot 2,85^2 \right) = 2465,32 \text{ cm}^4$.

Εἶναι ἐπομένως: $\sigma_{xx,k}^M = \sigma_{xx,\Lambda}^M = \frac{2,5 \cdot 10^3 \cdot 10^2 \text{ κρ} \cdot \text{cm} \cdot 10,3 \text{ cm}}{2465,32 \text{ cm}^4} = +1044,49 \text{ κρ/cm}^2$

Ἡ συνολικὴ ὀρθὴ τάση ἐπὶ θέσεις K, Λ εἶναι:

$$\sigma_{xx,k} = \sigma_{xx}^N + \sigma_{xx,k}^M \Rightarrow \sigma_{xx,k} = +1071,49 \text{ κρ/cm}^2$$

$$\sigma_{xx,\Lambda} = \sigma_{xx}^N + \sigma_{xx,\Lambda}^M \Rightarrow \sigma_{xx,\Lambda} = +1071,49 \text{ κρ/cm}^2$$

Στὶς θέσεις Π, ρ ἔχουμε ἀξονικὴ θλιπτικὴ τάση λόγω κάμψης:

$$\sigma_{xx,\Pi}^M = \sigma_{xx,\rho}^M = \frac{M \cdot y_0}{I_{zz}} \Rightarrow \sigma_{xx,\Pi}^M = \sigma_{xx,\rho}^M = -\frac{2,5 \cdot 10^3 \cdot 10^2 \text{ κρ} \cdot \text{cm} \cdot 5,7 \text{ cm}}{2465,32 \text{ cm}^4}$$

$$= -578,02 \text{ κρ/cm}^2.$$

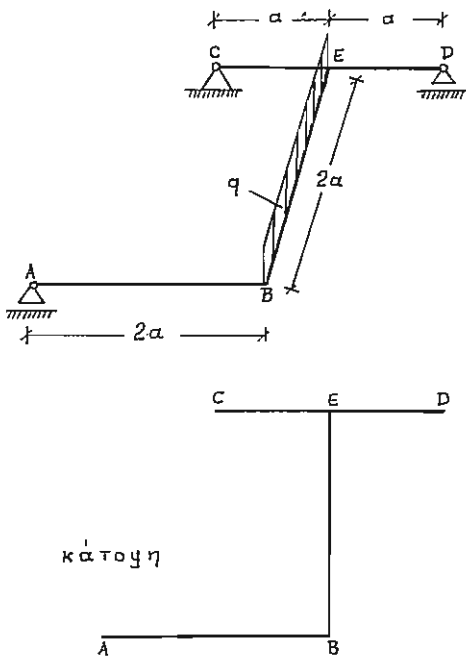
Ἡ συνολικὴ ὀρθὴ τάση ἐπὶ θέσεις Π, ρ εἶναι:

$$\sigma_{xx,\Pi} = \sigma_{xx}^N + \sigma_{xx,\Pi}^M \Rightarrow \sigma_{xx,\Pi} = -551,02 \text{ κρ/cm}^2$$

$$\sigma_{xx,\rho} = \sigma_{xx}^N + \sigma_{xx,\rho}^M \Rightarrow \sigma_{xx,\rho} = -551,02 \text{ κρ/cm}^2.$$

Μὲ βάση τίς τιμές τῶν ὀρθῶν τάσεων ἐπὶ θέσεις K, Λ, ρ, Π κατασκευάζουμε τὸ διάγραμμα ὀρθῶν τάσεων. Ἡ αὐδέτερη γραμμὴ εἶναι περὶ τῆς αὐτῆς δὲν συμπίπτει μὲ τὸν ἄξονα Z , διότι ἐκτός ἀπὸ τίς ὀρθές τάσεις λόγω κάμψης ἡ διατομὴ καταπονεῖται ἐπιπρόσθετα καὶ ἀπὸ ὀρθές ἐφελκυστικὲς τάσεις λόγω ἀξονικῆς δυνάμεως.

ασκήση 8



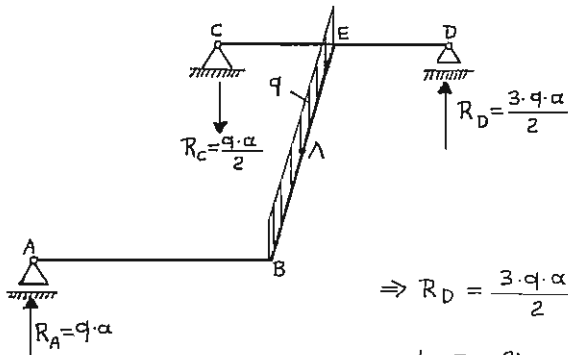
Στο φορέα του σχήματος οι δοκοί AB, CD είναι κάθετοι προς την δοκό BE, ή οποία καταπονείται από κατακόρυφο ομοιόμορφο φορτίο q . Όλες οι δοκοί έχουν κυκλική διατομή ακτίνας r .

α. Να κατασκευαστούν τα διαγράμματα τεμνουσών δυνάμεων, ρομών κάμψης και ρομών στρέψης.

β. Να εξεταστεί η έντατική κατάσταση σε σημείο Λ, που βρίσκεται στο μέσο της δοκού BE και στην πάνω γενέτειρα της διατομής. Να βρεθούν οι κύριες τάσεις για το σημείο αυτό. Δίνονται: $a = 1 \text{ m}$, $q = 200 \text{ kN/m}$, $r = 4 \text{ cm}$.

γ. Να αναφερθεί σύντομα πώς μπορεί να βρεθεί η κατακόρυφη μετατόπιση του σημείου B.

λυση



Θά βρούμε πρώτα τις αντιδράσεις στις στηρίξεις. Η εξίσωση ρομών ως προς τη δοκό CD δίνει: $R_A \cdot 2a - 2q \cdot a \cdot a = 0 \Rightarrow R_A = q \cdot a$.

Η εξίσωση ρομών ως προς C δίνει:

$$R_A \cdot a + 2q \cdot a \cdot a - R_D \cdot 2a = 0 \Rightarrow$$

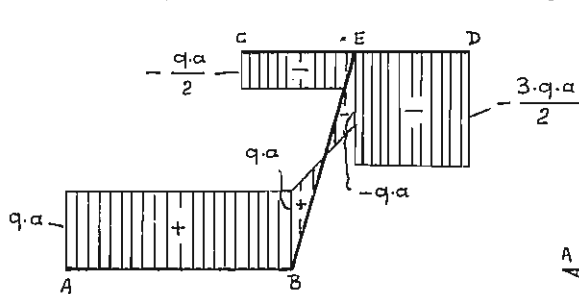
$$\Rightarrow R_D = \frac{3 \cdot q \cdot a}{2}. \text{ Τέλος η εξίσωση ρομών ως}$$

πρός D δίνει: $R_A \cdot 3a - R_C \cdot 2a - 2q \cdot a \cdot a = 0 \Rightarrow$

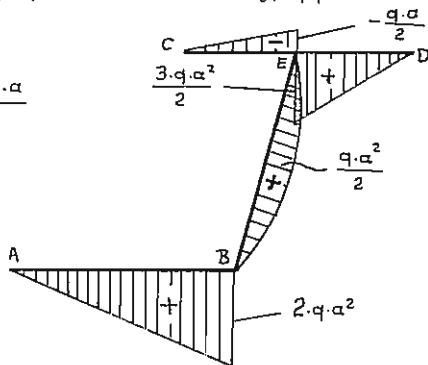
$$\Rightarrow R_C = \frac{q \cdot a}{2}.$$

Για την κατασκευή του διαγράμματος ρομών κάμψης βρίσκουμε την καμπτική ροπή σε χαρακτηριστικές θέσεις του φορέα (πρβλ. άσκηση 5 σελίδα 154). Είναι: $M_A^{AB} = 0$, $M_B^{AB} = 2q \cdot a^2$, $M_B^{BE} = 0$, $M_\Lambda^{BE} = \frac{q \cdot a^2}{2}$, $M_E^{BE} = 0$, $M_C^{CD} = 0$, $M_E^{CE} = -\frac{q \cdot a^2}{2}$, $M_E^{ED} = \frac{3 \cdot q \cdot a^2}{2}$, $M_D^{CD} = 0$.

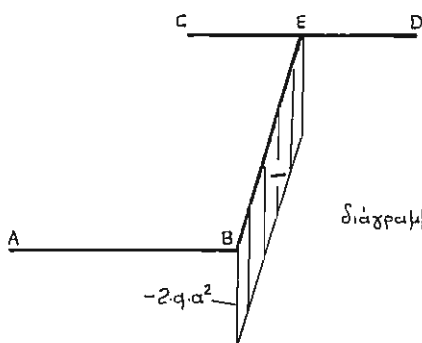
Μέ βάση τὰ στοιχεῖα αὐτὰ κατασκευάζουμε εὐκόλα τὰ διαγράμματα.



διάγραμμα τεμνουσῶν δυνάμεων

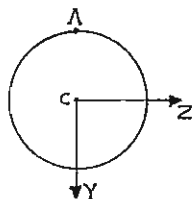


διάγραμμα ροπῶν κάμψης



διάγραμμα ροπῶν στρέψης

β.



Στὸ σημεῖο Λ θὰ ἀσκεῖται ὀρθή θλιπτική τάση $\sigma_{xx,\Lambda}$ λόγω κάμψης, καὶ διατμητική τάση $\tau_{xz,\Lambda}$ λόγω στρέψης.

Εἶναι: $\sigma_{xx,\Lambda} = \frac{M_{\Lambda} \cdot y_{\Lambda}}{I_{zz}}$, ὅπου M_{Λ} ἡ καμπτική

ροπή στὸ σημεῖο Λ καὶ $M_{\Lambda} = \frac{q \cdot a^2}{2}$. Ἡ ροπή ἀδράνειας I_{zz} εἶναι $I_{zz} = \frac{\pi \cdot r^4}{4}$.

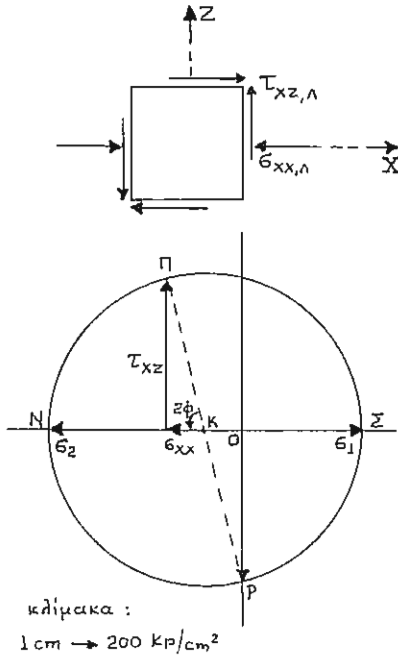
Ἡ ὀρθή τάση, λοιπὸν, στὸ Λ εἶναι: $\sigma_{xx,\Lambda} = -\frac{\frac{q \cdot a^2}{2} \cdot r}{\frac{\pi \cdot r^4}{4}} = -\frac{2 \cdot q \cdot a^2}{\pi \cdot r^3} =$
 $= -\frac{2 \cdot \frac{200}{100} \frac{\text{Κρ}}{\text{cm}} \cdot (10^2 \text{cm})^2}{\pi \cdot (4 \text{cm})^3} \Rightarrow \sigma_{xx,\Lambda} = -198,94 \text{ Κρ/cm}^2$.

Ἡ διατμητική τάση στὸ Λ εἶναι $\tau_{xz,\Lambda} = \frac{16 \cdot M_{\Lambda}}{\pi \cdot d^3}$ (πρβλ. τυπολόγιο σελίδα 99, πλήρης κυκλική διατομή). Εἶναι λοιπὸν:

$$\tau_{xz,\Lambda} = \frac{16 \cdot 2 \cdot q \cdot a^2}{\pi \cdot d^3} = \frac{16 \cdot 2 \cdot \frac{200}{100} \frac{\text{Κρ}}{\text{cm}} \cdot (10^2 \text{cm})^2}{\pi \cdot (8 \text{cm})^3} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \tau_{xz,\Lambda} = 397,89 \text{ Κρ/cm}^2$$

«Η φορά της $\tau_{xz, \lambda}$ θα προκύψει από την παρατήρηση ότι οι διατμητικές τάσεις, που προκαλούνται πάνω στη διατομή λόγω στρέψης, πρέπει να έχουν τέτοια φορά, ώστε η ροπή που θα προκαλέσουν να έχει τη φορά της στρεπτικής ροής M_t .



«Θεωρώ για το σημείο λ η έντατική κατάσταση

$$\epsilon_{xx, \lambda} = -198,94 \text{ kN/cm}^2,$$

$$\epsilon_{zz, \lambda} = 0$$

$$\tau_{xz, \lambda} = 397,89 \text{ kN/cm}^2.$$

Οι κύριες τάσεις είναι :

$$\epsilon_{1,2} = \frac{\epsilon_{xx} + \epsilon_{zz}}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\epsilon_{xx} - \epsilon_{zz}}{2}\right)^2 + \tau_{xz}^2} \Rightarrow$$

$$\epsilon_{1,2} = \frac{-198,94}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{-198,94}{2}\right)^2 + 397,89^2} \Rightarrow$$

$$\epsilon_{1,2} = -99,47 \pm 410,14 \Rightarrow$$

$$\epsilon_1 = 310,67 \text{ kN/cm}^2, \quad \epsilon_2 = -509,61 \text{ kN/cm}^2.$$

Το κύριο σύστημα αντιστοιχεί σε γωνία στρέψης ϕ , που δίνεται από τη σχέση :

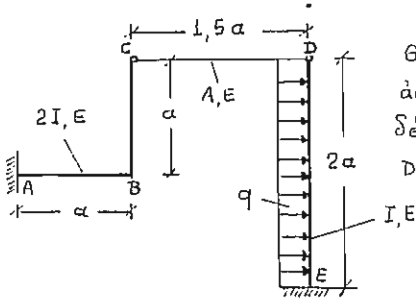
$$\tan 2\phi = \frac{2 \cdot \tau_{xz}}{\epsilon_{xx} - \epsilon_{zz}} \Rightarrow \tan 2\phi = \frac{2 \cdot 397,89}{-198,94} = -4 \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \phi = -37^\circ, 98.$$

Στη γραφική λύση κατασκευάζουμε τον κύκλο Mohr με $\epsilon_{xx} = -198,94$, $\epsilon_{zz} = 0$, $\tau_{xz} = 397,89$. Στρέφοντας αριστερόστροφα κατά γωνία 2ϕ την ακτίνα KP [που αντιστοιχεί στην κατ' απόλυτη τιμή μεγαλύτερη από τις όρθες τάσεις του συστήματος (X, Z)] παίρνουμε την ακτίνα KN [που αντιστοιχεί στην κατ' απόλυτη τιμή μεγαλύτερη από τις κύριες τάσεις]. Έτσι βρίσκουμε : $\epsilon_1 \approx 310 \text{ kN/cm}^2$, $\epsilon_2 \approx -510 \text{ kN/cm}^2$.

γ. Θεωρούμε ότι στο B εφαρμόζει μία κατακόρυφη υποθετική δύναμη H . Υπολογίζουμε τις αντιδράσεις, που προκαλούν στις στηρίξεις οι φορτίσεις q και H . Βρίσκουμε την ενέργεια παραμόρφωσης U όλου του φορέα, που προκαλείται από τις φορτίσεις q και H , παίρνοντας υπ' όψη τα αποτελέσματα της κάμψης και της στρέψης. Η μερική παράγωγος της U ως προς H , όπου στην τελική έκφραση της $\frac{\partial U}{\partial H}$ θέτουμε $H=0$, (επειδή η δύναμη H δεν υπάρχει στην πραγματικότητα), θα μας δώσει την κατακόρυφη μετατόπιση δ_B του σημείου B , $\delta_B = \left(\frac{\partial U}{\partial H}\right)_{H=0}$.

ασκηση 9



Θεωρούμε τὸ φορέα τοῦ σχήματος, ὃ ὁποῖος ἀποτελεῖται ἀπὸ τῆς δοκοῦς ABC, DE, πού συνδέονται μεταξὺ τους μὲ τὴν ράβδο CD. Οἱ δοκοὶ DE, ABC ἔχουν ροπή ἀδράνειας διατομῆς I καὶ 2I ἀντίστοιχα.
 α. Νὰ βρεθεῖ ἡ τάση τῆς ράβδου CD,
 β. Νὰ γίνει σκαρίφημα τῆς ἐλαστικῆς γραμμῆς τῆς δοκοῦ DE καὶ νὰ προσδιο-

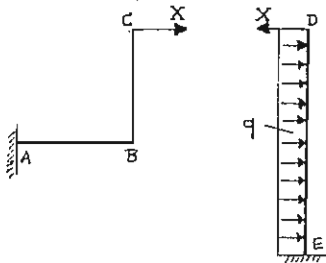
ριστῆ ἡ θέση τοῦ σημείου καμῆς τῆς.

γ. Νὰ βρεθεῖ ἡ δριζύοντια μετατόπιση τοῦ σημείου D.

Δίνονται : $\alpha = 4 \text{ m}$, $q = 500 \text{ Kp/m}$, $I = 50.000 \text{ cm}^4$, $A = 1 \text{ cm}^2$,

$E = 2,1 \cdot 10^6 \text{ Kp/cm}^2$.

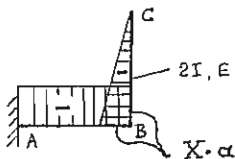
Λύση



α. Θεωροῦμε ὡς ὑπερστατικό μέγεθος τὴν τάση τῆς ράβδου CD. Ἄς εἶναι X ἡ τάση τῆς ράβδου αὐτῆς. Ἄς εἶναι ἐπίσης : δ_C ἡ μετακίνηση τοῦ σημείου C τῆς δοκοῦ ABC, πού προκαλεῖται ἀπὸ τὴν τάση X · δ_D ἡ μετακίνηση τοῦ σημείου D τῆς δοκοῦ DE, πού προκαλεῖται ἀπὸ τῆς φορτίσεις q καὶ X · Δl ἡ μεταβολὴ μήκους τῆς ράβδου CD λόγω

τῆς τάσης X. Ἡ συνθήκη συμβιβαστοῦ, πού πρέπει νὰ ἱκανοποιεῖται, εἶναι : $\delta_D = \delta_C + \Delta l$ (1).

Ἡ μετακίνηση δ_C εἶναι : $\delta_C = \frac{\partial U_{ABC}}{\partial X}$, ὅπου U_{ABC} ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης τῆς δοκοῦ ABC, πού προκαλεῖται ἀπὸ τὴν τάση X, καὶ $U_{ABC} = U_{AB} + U_{BC}$.



Οἱ καμμητικές ροπές, πού προκαλεῖ ἐπὶ τῆς δοκοῦ ABC ἡ τάση X

Στὸ τμήμα AB ἡ καμμητικὴ ροπή εἶναι σταθερὴ καὶ ἴση μὲ $-X \cdot \alpha$, $M_{AB} = -X \cdot \alpha$. Ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης γιὰ τὸ τμήμα αὐτὸ εἶναι :

$$U_{AB} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^\alpha M_{AB}^2 \cdot dx$$

Στὸ τμήμα BC καὶ ἐξ ἀπόστασης x ἀπὸ τὸ C ἡ καμμητικὴ ροπή εἶναι $M_{BC}(x) = -X \cdot x$.

Ἡ ἐνέργεια παραμόρφωσης γιὰ τὸ τμήμα αὐτὸ εἶναι : $U_{BC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \int_0^\alpha M_{BC}^2(x) \cdot dx$.

Η ενέργεια παραμόρφωσης όλης της δοκού ABC είναι:

$$U_{ABC} = U_{AB} + U_{BC} \Rightarrow U_{ABC} = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^a M_{AB}^2 dx + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^a M_{BC}^2(x) \cdot dx$$

Η μετακίνηση δ_C είναι: $\delta_C = \frac{\partial U_{ABC}}{\partial X} \Rightarrow \delta_C = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^a 2 \cdot M_{AB} \cdot \frac{\partial M_{AB}}{\partial X} \cdot dx +$

$$+ \frac{1}{2 \cdot E \cdot I_{zz}} \cdot \int_0^a 2 \cdot M_{BC}(x) \cdot \frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial X} \cdot dx$$

Έχουμε: $\frac{\partial M_{AB}}{\partial X} = -a$, $\frac{\partial M_{BC}(x)}{\partial X} = -x$, $I_{zz} = 2 \cdot I$, οπότε

$$\delta_C = \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \cdot \int_0^a (-X \cdot a)(-a) dx + \frac{1}{2 \cdot E \cdot I} \int_0^a (-X \cdot x)(-x) dx \Rightarrow \delta_C = \frac{X \cdot a^3}{2 \cdot E \cdot I} + \frac{X \cdot a^3}{6 \cdot E \cdot I} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \delta_C = \frac{2 \cdot X \cdot a^3}{3 \cdot E \cdot I} \quad (2)$$

As είναι δ_D^q ή μετακίνηση του σημείου D της δοκού DE λόγω της φόρτισης q και δ_D^X ή μετακίνηση του D, που προκαλείται από την τάση X. Η συνολική μετακίνηση δ_D θα είναι: $\delta_D = \delta_D^q - \delta_D^X$. Από πίνακες βρίσκουμε τη βύθιση στο άκρο πακτωμένης δοκού, που δέχεται ομοιόμορφο φορτίο q. Είναι λοιπόν:

$$\delta_D^q = \frac{q \cdot l_{DE}^4}{8 \cdot E \cdot I_{zz}} = \frac{q \cdot (2a)^4}{8 \cdot E \cdot I} \Rightarrow \delta_D^q = \frac{2 \cdot q \cdot a^4}{E \cdot I}$$

διότι η δοκός DE έχει ροπή αδράνειας διατομής $I_{zz} = I$.

Από πίνακες επίσης βρίσκουμε τη βύθιση στο άκρο πακτωμένης δοκού, ή οποία καταπονείται με συγκεντρωμένο φορτίο X στο άκρο αυτό.

Είναι λοιπόν:

$$\delta_D^X = \frac{X \cdot l_{DE}^3}{3 \cdot E \cdot I_{zz}} = \frac{X \cdot (2a)^3}{3 \cdot E \cdot I} \Rightarrow \delta_D^X = \frac{8}{3} \cdot \frac{X \cdot a^3}{E \cdot I}$$

Η συνολική μετακίνηση του D είναι:

$$\delta_D = \delta_D^q - \delta_D^X \Rightarrow \delta_D = \frac{2 \cdot q \cdot a^4}{E \cdot I} - \frac{8}{3} \cdot \frac{X \cdot a^3}{E \cdot I} \quad (3)$$

Η μεταβολή μήκους της ράβδου CD λόγω της τάσης X είναι:

$$\Delta l = \frac{X \cdot l_{CD}}{A \cdot E} \Rightarrow \Delta l = \frac{X \cdot 1,5 \cdot a}{A \cdot E} \quad (4), \text{ όπου } A$$

το έμβαδόν της διατομής της ράβδου CD.

Από τις σχέσεις (1), (2), (3) και (4) παίρνουμε:

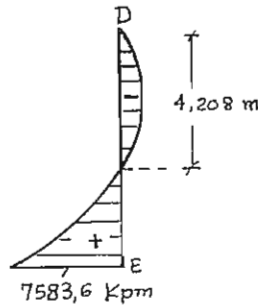
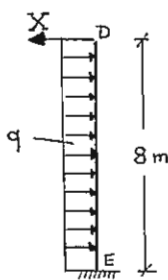
$$\frac{2 \cdot q \cdot a^4}{E \cdot I} - \frac{8 \cdot X \cdot a^3}{3 \cdot E \cdot I} = \frac{2 \cdot X \cdot a^3}{3 \cdot E \cdot I} + \frac{1,5 \cdot X \cdot a}{A \cdot E} \Rightarrow \frac{10 \cdot X \cdot a^3}{3 \cdot I} + \frac{1,5 \cdot X \cdot a}{A} = \frac{2 \cdot q \cdot a^4}{I}$$

$$\Rightarrow \frac{X \cdot (10 \cdot a^3 \cdot A + 4,5 \cdot a \cdot I)}{3 \cdot A \cdot I} = \frac{2 \cdot q \cdot a^4}{I} \Rightarrow X = \frac{6 \cdot q \cdot a^3 \cdot A}{10 \cdot a^2 \cdot A + 4,5 \cdot I}$$

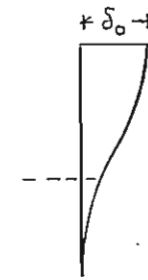
$$= \frac{6 \cdot \frac{500 \text{ Kp}}{100 \text{ cm}} \cdot (4 \cdot 10^2 \text{ cm})^3 \cdot 1 \text{ cm}^2}{10 \cdot (4 \cdot 10^2 \text{ cm})^2 \cdot 1 \text{ cm}^2 + 4,5 \cdot 5 \cdot 10^4 \text{ cm}^4} \Rightarrow X = 1052,05 \text{ Kp}$$

β. Η ελαστική γραμμή θα παρουσιάζει σημείο καμψής στη θέση εκείνη στην οποία μηδενίζεται ή καμπτική ροπή.

Ας είναι x η απόσταση από το D στην οποία μηδενίζεται ή καμπτική ροπή. Η x θα βρεθεί από τη σχέση: $X \cdot x - \frac{q \cdot x^2}{2} = 0 \Rightarrow x = 4,208 \text{ m}$. Στη θέση x η ελαστική γραμμή της δοκού θα παρουσιάζει σημείο καμψής. Μπορούμε, λοιπόν, εύκολα να δώσουμε βέ σκαρίφημα τη μορφή της ελαστικής γραμμής της δοκού DE.



Διάγραμμα ροπών κάμψης.



σκαρίφημα ελαστικής γραμμής.

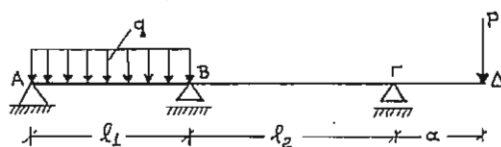
γ. Η οριζόντια μετακίνηση του σημείου D είναι:

$$\delta_D = \delta_D^q - \delta_D^X \Rightarrow \delta_D = \frac{2 \cdot q \cdot a^4}{E \cdot I} - \frac{8 \cdot X \cdot a^3}{3 \cdot E \cdot I} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \delta_D = \frac{2 \cdot \frac{500}{100} \frac{\text{Kp}}{\text{cm}} \cdot (4 \cdot 10^2 \text{ cm})^4}{2,1 \cdot 10^6 \frac{\text{Kp}}{\text{cm}^2} \cdot 5 \cdot 10^4 \text{ cm}^4} - \frac{8 \cdot 1052,05 \text{ Kp} \cdot (4 \cdot 10^2 \text{ cm})^3}{3 \cdot 2,1 \cdot 10^6 \frac{\text{Kp}}{\text{cm}^2} \cdot 5 \cdot 10^4 \text{ cm}^4} \Rightarrow$$

$$\Rightarrow \delta_D = 0,73 \text{ cm}.$$

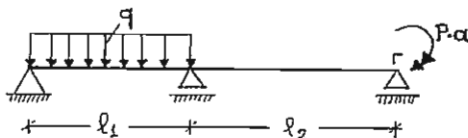
ασκηση 10



Θεωρούμε τη συνεχή δοκό του διηλανού σχήματος, η οποία δέχεται τις φορτίσεις q και P . Να βρεθεί η τιμή του μήκους α , ώστε η ροπή M_B στη στήριξη B να είναι μηδενική.

Λυση

Η επίδραση του φορτίου P στο τμήμα ABΓ της δοκού ισοδυναμεί με ροπή $P \cdot \alpha$, που εφαρμόζει στο σημείο Γ. Η επίλυση της συνεχούς δοκού θα γίνει με τη βοήθεια της εξίσωσης Clairaut:



$$M_a \cdot l_a + 2 \cdot M_b \cdot (l_a + l_b) + M_\gamma \cdot l_b =$$

$$= - \frac{6 \cdot A_a \cdot \bar{X}_a}{l_a} - \frac{6 \cdot A_b \cdot \bar{X}_b}{l_b} \quad (1)$$

Στό πρόβλημά μας είναι : $M_\alpha = 0$, $l_\alpha = l_1$, $M_\beta = 0$, $l_\beta = l_2$. Από πίνακες βρίσκουμε τις ποσότητες τού δεύτερου μέλους τής εξίσωσης (1) χιά τ'ό πρόβλημά μας . Είναι : $\frac{G \cdot A_\alpha \cdot \bar{x}_\alpha}{l_\alpha} = \frac{q \cdot l_1^3}{4}$, $\frac{G \cdot A_\beta \cdot \bar{x}_\beta}{l_\beta} = \frac{(-P \cdot \alpha)(3l_2^2 - l_2^2)}{l_2}$, όπου

ετήν αντικατάσταση ή ροπή $P \cdot \alpha$ τέθηκε προσημασμένη (άρνητική , διότι είναι θλιπτική) .

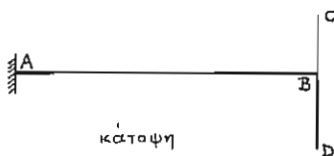
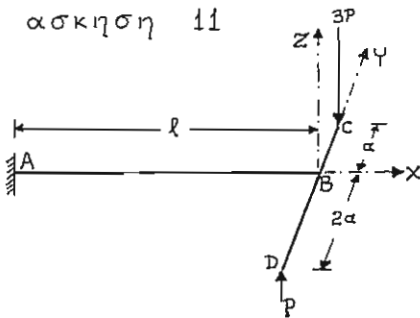
Αντικαθιστώντας τις τιμές αυτές ετήν (1) έχουμε :

$$2 \cdot M_\beta \cdot (l_1 + l_2) = - \frac{q \cdot l_1^3}{4} + 2 \cdot P \cdot \alpha \cdot l_2$$

Επειδή άναζητούμε τιμή τού α τέτοια , ώστε νά είναι $M_\beta = 0$, θα ήρθει :

$$- \frac{q \cdot l_1^3}{4} + 2 \cdot P \cdot \alpha \cdot l_2 = 0 \Rightarrow \alpha = \frac{q \cdot l_1^3}{8 \cdot P \cdot l_2}$$

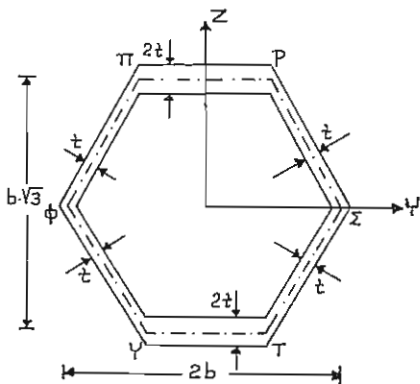
ασκηση 11



Θεωρούμε τ'ό φορέα τού σχήματος , ετών οποιο ή δοκός AB είναι κάθετη πρ'ός τήν CD . Ο φορέας πακτώνεται ετό σημείο A και δέχεται ετά σημεία C και D τά κατακόρυφα φορτία ZP και D αντίστοιχα . Η διατομή τών δοκών τού φορέα φαίνεται ετό διπλανό σχήμα .

- α. Νά κατασκευαστούν τά διαγράμματα ροπήν κάμψης και ροπήν στρέψης .
- β. Νά βρεθούν οι μέγιστες όρδες τάσεις λόγω κάμψης και οι μέγιστες διατμητικές τάσεις λόγω στρέψης , πού αναπτύσσονται ετή διατομή τής πάκτωσης A .
- γ. Νά βρεθεί ή γωνία στροφής τής διατομής ετή θέση B τής δοκού AB .

Νά θεωρηθούν γνωστά τά μήκη l , α , b , t . Νά ληφθεί επίσης $I_{yy} = 4 \cdot b^3 \cdot t$.



διατομή τού φορέα

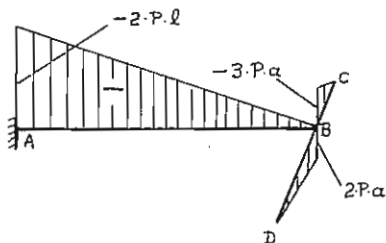
λυση

α. Με βάση τις παρατηρήσεις , πού κάναμε ετήν άσκηση β , βρίσκουμε τήν τιμή τής ροπής κάμψης και στρέψης εέ χαρακτηριστικές θέσεις τού φορέα . Είναι :

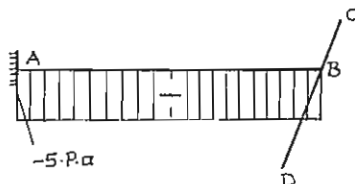
$$M_D^{DC} = 0, \quad M_B^{DB} = 2P\alpha, \quad M_C^{DC} = 0, \quad M_B^{CB} = -3P\alpha, \quad M_B^{BA} = 0, \quad M_A^{AB} = -2P\ell$$

$$M_{\ell_D}^{DC} = M_{\ell_C}^{DC} = M_{\ell_B}^{DC} = 0, \quad M_{\ell_B}^{AB} = M_{\ell_A}^{AB} = -3P\alpha - 2P\alpha = -5P\alpha.$$

Μέ βάση τις παραπάνω τιμές κατασκευάζουμε τα διαγράμματα ρομών στρέψης και κάμψης:



διάγραμμα ρομών κάμψης.



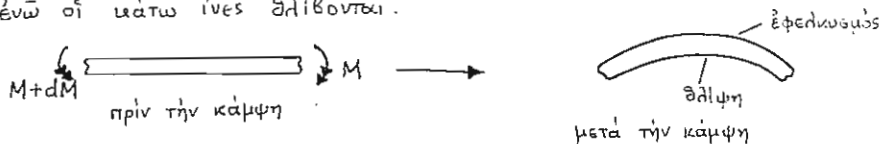
διάγραμμα ρομών στρέψης.

β. Βρήκαμε στο προηγούμενο ερώτημα ότι η ροπή κάμψης στη θέση A της πάκτωσης είναι $M_A = -2P\ell$. Οι ὀρθές τάσεις, που αναπτύσσονται στη θέση αυτή λόγω κάμψης, δίνονται από τη σχέση $\sigma_{xx} = \frac{M_A}{I_{yy}} \cdot z$ (1).

Τη μέγιστη ὀρθή τάση την παίρνουμε για $z = z_{\max}$, δηλαδή για $z = \pm \left(\frac{b\sqrt{3}}{2} + t \right)$. Με αντιπατάσταση στην (1) και χωρίς να πάρουμε υπόψη τα πρόσημα των ὀρων, που υπεισέρχονται σ' αὐτήν, βρίσκουμε ότι η μέγιστη ὀρθή τάση στη θέση A της πάκτωσης είναι:

$$\sigma_{xx, \max} = \frac{2P\ell}{4b^3t} \cdot \left(\frac{b\sqrt{3}}{2} + t \right) = \frac{P\ell}{2b^3t} \cdot \left(\frac{b\sqrt{3}}{2} + t \right).$$

Ἡ τάση αὐτή είναι ἐφελκυστική για ἕνα σημεῖο, πού βρίσκεται στην πάνω ἴνα της δοκοῦ, καί θλιπτική για ἕνα σημεῖο, πού βρίσκεται στην κάτω ἴνα. Αὐτό προκύπτει ἀπό τήν θεώρηση τῆς μορφῆς, πού εἶχε ὁ φορέας μετά τήν κάμψη. Γιά θλιπτική καμπτική ροπή οἱ πάνω ἴνες τῆς δοκοῦ ἐφελκύνονται, ἐνῶ οἱ κάτω ἴνες θλίβονται.



Τη μέγιστη διατμητική τάση στη θέση A της πάκτωσης θά τή βροῦμε μέ βάση τὰ συμπεράσματα τῆς θεωρίας τοῦ ἀναλόγου μεμβράνης μέ ἐσωτερικές ὀρές. Ἡ διατμητική τάση σ' ἕνα τυχαῖο σημεῖο τῆς διατομῆς δίνεται ἀπό τή σχέση $\tau = \frac{C}{\delta}$, ὅπου δ εἶναι τό πάχος τῆς διατομῆς γιά τό τυχαῖο αὐτό σημεῖο καί C εἶναι ἡ τιμή τῆς τασικῆς συνάρτησης, πού λύνει τό πρόβλημα, κατά μήκος

τοῦ περιγράμματος τῆς διατομῆς. Ἡ c ἐμφράζεται συναρτήσῃ τῆς γνωστῆς ροῆς στρέψης Mz τοῦ προβλήματος ἀπὸ τῆς σχέσῃ $Mz = 2 \cdot c \cdot A$, ὅπου A εἶναι τὸ ἐμβαδὸν τῆς ὀπῆς, ποὺ παρουσιάζει ἡ διατομή,

$$A = b \cdot b\sqrt{3} + 2 \cdot \frac{1}{2} \cdot b\sqrt{3} \cdot \frac{b}{2} = \frac{3\sqrt{3} \cdot b^2}{2} \quad \text{"Ἐχομε λοιπὸν: } c = \frac{Mz}{2 \cdot A} =$$

$$= \frac{-5Pa}{3\sqrt{3} b^2} \quad \text{Μέγιστη διατμητικὴ τάση ἔχομε στὰ σημεῖα ἐπιπέδου τῆς δια-}$$

$$\text{τομῆς, γιὰ τὰ ὁποῖα εἶναι } \delta = \delta_{\text{min}} = z, \text{ ὅποτε } \tau_{\text{max}} = \frac{-5Pa}{3\sqrt{3} b^2 z}.$$

γ . Ὃς εἶναι θ ἡ ἀνὰ μονάδα μήκους γωνία στρόφῃς καὶ G τὸ μέτρο στρέψης. Γνωρίζομε ἀπὸ τῆς θεωρίας τοῦ ἀναλόχου μεμβράνης μὲ ἐσωτερικὲς ὀπές ὅτι ἰσχύει ἡ σχέση $\int_{\Gamma} \tau \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A$, ὅπου τὸ ἐπιμακρῶ-

διο ὀδοκλήρωμα παίρνεται κατὰ μήκος τοῦ περιγράμματος Γ τῆς διατομῆς. Ἡ προηγούμενη σχέση γράφεται: $\int_{\Gamma} \frac{c}{\delta} \cdot ds = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A$. Γιὰ κάθε εὐθύ-

γραμμὸ τμήμα τῆς διατομῆς τὸ πᾶχος δ εἶναι σταθερὸ, ἐνῶ τὸ $\int_{\Gamma} ds$ ἀποτελεῖ τὸ μήκος αὐτοῦ τοῦ τμήματος. Ἐχομε, λοιπὸν:

$$c \cdot \left[\frac{(\pi\rho)}{2z} + \frac{(\rho\sigma)}{z} + \frac{(\sigma\tau)}{z} + \frac{(\tau\upsilon)}{2z} + \frac{(\upsilon\phi)}{z} + \frac{(\phi\pi)}{z} \right] = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A \Rightarrow$$

$$\Rightarrow c \cdot \left[\frac{b}{2z} + \frac{b}{z} + \frac{b}{z} + \frac{b}{2z} + \frac{b}{z} + \frac{b}{z} \right] = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A \Rightarrow$$

$$\Rightarrow c \cdot \frac{5b}{z} = 2 \cdot G \cdot \theta \cdot A \Rightarrow \theta = \frac{c \cdot 5b}{z \cdot 2 \cdot G \cdot A} = \frac{-5Pa}{3\sqrt{3} b^2} \cdot \frac{5b}{z \cdot 2 \cdot G \cdot \frac{3\sqrt{3} b^2}{2}} = -\frac{25}{27} \cdot \frac{Pa}{b^3 \cdot z \cdot G}$$

Ἡ γωνία στρόφῃς θ_B τῆς διατομῆς ἐπὶ θέσῃ B τῆς δοκοῦ AB θὰ εἶναι:

$$\theta_B = \int_0^l \theta \cdot dx = \theta \cdot \int_0^l dx = \theta \cdot l = -\frac{25}{27} \cdot \frac{Pa \cdot l}{b^3 \cdot z \cdot G}$$

ΒΙΒΛΙΟΓΡΑΦΙΑ

1. Γ. Μ. Λιάνης : Μηχανική παραμορφώσιμων σωμάτων και Άντοχή Υλικών. Θεσσαλονίκη 1979
2. Αϊμ. Κανελλόπουλος : Άντοχή Υλικών. Θεσσαλονίκη 1973.
3. Γ. Νιτσιώτας : Μαθήματα Στατικής. Τόμος Ι. Άντοχή των Υλικών.
4. Π. Σ. Θεοχάρης : Πειραματική Άντοχή των Υλικών. Άθήναι 1970.
5. Θ. Σ. Ξανθόπουλος : Στοιχεία Τανυστικού Λογισμού. Θεσσαλονίκη 1973.
6. Σ. Ι. Φυτάνογλου : Άσκήσεις Άντοχής Υλικών. Άθήναι 1969.
7. St. Timoshenko : Strength of Materials, Part I - Part II. Van Nostrand Reinhold Co.
8. A. Green - W. Zerna : Theoretical Elasticity. Oxf. U.P.
9. J. E. Shigley : Mechanical Engineering Design - Second Edition. Mc.Graw - Hill Series in Mechanical Engineering.
10. B. Venkatramann - S. Patel : Structural Mechanics with introductions to Elasticity and Plasticity. Mc.Graw - Hill Editions.
11. M. Albigés - A. Coin : Résistance des Matériaux Appliquée. Tome I-II. Collection de l' Institut Technique du Bâtiment et des Travaux Publics.
12. E. Callandreaux : Problèmes de Résistance des Matériaux. Éditions Albin Michel.
13. István Szabó : Einführung in die Technische Mechanik. Springer-Verlag.
14. István Szabó : Höhere Technische Mechanik. Springer-Verlag.
15. István Szabó : Repertorium und Übungsbuch der Technischen Mechanik. Springer-Verlag.
16. An aid to solving Problems in Strength of Materials. Mir Publishers - Moscow. Translated from the Russian by Yuri Ermolyev. Μετάφραση στα αγγλικά της ρωσικής έκδοσης του 1969.



ΠΕΡΙΕΧΟΜΕΝΑ

	Σελίδα	
0. Τανυστές	7	
1. Παραμορφώσεις	11	
2. Τάσεις	20	
3. Καταστατικές εξισώσεις	31	
4. Ἐπίπεδη ἔνταση] 39	
Ἐπίπεδη παραμόρφωση		
Τασική συνάρτηση		
5. Κέντρο βάρους	50	
6. Ροπές αδράνειας	54	
7. Κάμψη καὶ Παραμόρφωση δοκῶν	[α. Κάμψη δοκῶν 59 β. Ἐλαστική γραμμὴ 76 γ. Διάτμηση 82 δ. Ἐξίσωση Castigliano 95	
8. Στρέψη		99
9. Ἐνεργειακὲς μέθοδοι] 115
Θεώρημα Castigliano		
ὑπερελαστικοὶ φορεῖς		
10. Γενικὲς ἀσκήσεις	146	
Βιβλιογραφία		
Περιεχόμενα		

ΓΕΝΙΚΕΣ ΕΠΑΝΑΛΗΠΤΙΚΕΣ ΑΣΚΗΣΕΙΣ

Οι γενικές ασκήσεις που ακολουθούν δόθηκαν κατά το παρελθόν ως θέματα εξετάσεων εξαμήνων ή προόδου στις διάφορες Πολυτεχνικές Σχολές της χώρας και στο Ε.Μ.Πολυτεχνείο. Αντίστοιχες ασκήσεις με πλήρη λύση έχουν παρουσιασθεί στα διάφορα κεφάλαια. Γι' αυτό εδώ οι ασκήσεις αυτές λύνονται συνοπτικά με παραπομπές στη θεωρία και στα προηγούμενα κεφάλαια, ώστε ν' αποτελέσουν χρήσιμο υλικό για μια τελική επανάληψη πριν τις εξετάσεις. Καλή τύχη !

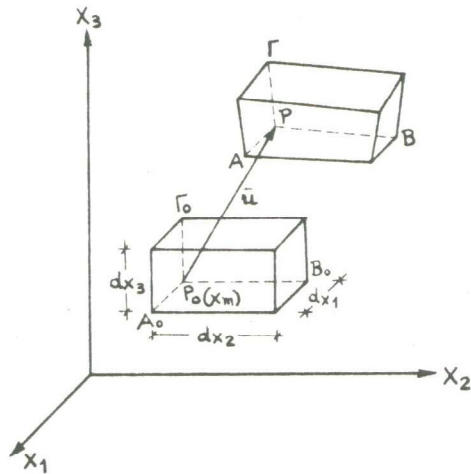
ΑΣΚΗΣΗ 1

Θεωρούμε ένα στοιχειώδες υλικό ορθογώνιο παραλληλεπίπεδο γύρω από το υλικό σημείο $P_0(x_m)$ ενός σώματος στην απαμορφωτή κατάσταση. Οι ακμές $\overline{P_0A_0}$, $\overline{P_0B_0}$, $\overline{P_0\Gamma_0}$ είναι παράλληλες προς τους άξονες X_1 , X_2 , X_3 αντίστοιχα και έχουν μήκη dx_1 , dx_2 , dx_3 . Ας είναι αV_0 ο όγκος του παραλληλεπίπεδου στην απαμορφωτή κατάσταση. Στην παραμορφωμένη κατάσταση το πιο πάνω παραλληλεπίπεδο γίνεται πλαγιωγώνιο παραλληλεπίπεδο με ακμές \overline{PA} , \overline{PB} , $\overline{P\Gamma}$ και η κορυφή P_0 μετατοπίζεται στο σημείο P κατά $\bar{u}(x_1, x_2, x_3)$. Αν dV είναι ο όγκος του παραμορφωμένου παραλληλεπίπεδου και $\underline{\varepsilon} = \varepsilon_{ij}$ ο τανυστής παραμόρφωσης* να αποδειχθεί, θεωρώντας ότι οι παραμορφώσεις είναι πεπερασμένες, η σχέση :

$$\frac{dV}{dV_0} = \left| \delta_{ij} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right| = \sqrt{|(I+2\varepsilon)|} = \sqrt{|(\delta_{ij} + 2\varepsilon_{ij})|}$$

*Αντί για τον κλασσικό και καθιερωμένο σε πανελλήνια κλίμακα όρο τανυστής παραμόρφωσης χρησιμοποιείται από ορισμένους συγγραφείς ο όρος τανυστής τροπής. Πρόκειται για νεολογισμό που δεν έγινε αποδεκτός από τους περισσότερους συγγραφείς.

ΛΥΣΗ



Υπενθυμίζουμε ορισμένες γνωστές ιδιότητες από τη Γραμμική Άλγεβρα.

• Αν $\bar{a} = \|\mathbf{a}_i\|$, $\bar{b} = \|\mathbf{b}_i\|$, $\bar{c} = \|\mathbf{c}_i\|$ είναι τρία διανύσματα, τότε ο όγκος του παραλληλεπιπέδου που σχηματίζεται με συντρέχουσες ακμές τα τρία αυτά διανύσματα δίνεται από τη σχέση :

$$V = \begin{vmatrix} a_1 & a_2 & a_3 \\ b_1 & b_2 & b_3 \\ c_1 & c_2 & c_3 \end{vmatrix}$$

• Η ορίζουσα γινομένου τετραγωνικών μητρώων ισούται με το γινόμενο των οριζουσών των μητρώων αυτών.

Σχηματίζουμε το πρώτο μέλος της προς απόδειξη σχέσης :

$$dV_0 = dx_1 dx_2 dx_3$$

Τα διανύσματα $\overline{PA} = \overline{a}^{(1)}$, $\overline{PB} = \overline{a}^{(2)}$, $\overline{PG} = \overline{a}^{(3)}$ θα έχουν συντεταγμένες (βλ. και σελ.5):

$$\alpha_i^{(1)} = dx_1 + \frac{\partial u_i}{\partial x_1} dx_1 = \left(\delta_{1i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_1} \right) dx_1$$

$$\alpha_i^{(2)} = dx_2 + \frac{\partial u_i}{\partial x_2} dx_2 = \left(\delta_{2i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_2} \right) dx_2$$

$$\alpha_i^{(3)} = dx_3 + \frac{\partial u_i}{\partial x_3} dx_3 = \left(\delta_{3i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_3} \right) dx_3$$

Ο όγκος του πλαγιογώνιου παραλληλεπιπέδου θα είναι

$$\begin{aligned} dV &= \begin{vmatrix} \left(1 + \frac{\partial u_1}{\partial x_1}\right) dx_1 & \frac{\partial u_2}{\partial x_1} dx_1 & \frac{\partial u_3}{\partial x_1} dx_1 \\ \frac{\partial u_1}{\partial x_2} dx_2 & \left(1 + \frac{\partial u_2}{\partial x_2}\right) dx_2 & \frac{\partial u_3}{\partial x_2} dx_2 \\ \frac{\partial u_1}{\partial x_3} dx_3 & \frac{\partial u_2}{\partial x_3} dx_3 & \left(1 + \frac{\partial u_3}{\partial x_3}\right) dx_3 \end{vmatrix} = \\ &= \left| \delta_{ij} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right| dx_1 dx_2 dx_3 \end{aligned}$$

και

$$\frac{dV}{dV_0} = \left| \delta_{ij} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right| \quad (1)$$

Για ν' αποδείξουμε και το άλλο μέλος της προς απόδειξη σχέσης, θεωρούμε το ανάστροφο μητρώο του δεύτερου μέλους της (1) (που θα είναι και αυτό ένα μητρώο διαστάσεων 3X3).

Ονομάζουμε g_{ij} το δεύτερο μέλος της (1). Τότε το γινόμενο g_{ij} επί το ανάστροφό του μητρώο $g_{ij}^* = h_{mj}$ θα δώσει:

$$g_{ij} g_{ij}^* = g_{ij} h_{mj} = \left(\delta_{ij} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right) \left(\delta_{mj} + \frac{\partial u_m}{\partial x_j} \right) =$$

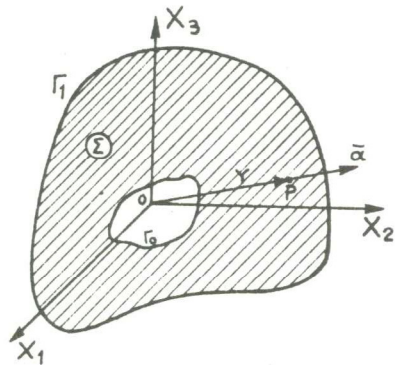
$$\begin{aligned}
 &= \delta_{ij}\delta_{mj} + \delta_{ij} \frac{\partial u_m}{\partial x_j} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \delta_{mj} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \frac{\partial u_m}{\partial x_j} = \\
 &= \delta_{im} + \frac{\partial u_m}{\partial x_i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_m} = \delta_{ij} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} = \delta_{ij} + 2\epsilon_{ij}
 \end{aligned}$$

Είναι όμως $|g_{ij} g_{ij}^*| = |g_{ij}| |g_{ij}^*|$ και δεδομένου ότι

$|g_{ij}| = |g_{ij}^*|$ θα έχουμε τελικά :

$$\begin{aligned}
 \left| \delta_{ij} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right|^2 &= |\delta_{ij} + 2\epsilon_{ij}| \Rightarrow \left| \delta_{ij} + \frac{\partial u_i}{\partial x_j} \right| = \\
 &= \sqrt{|\delta_{ij} + 2\epsilon_{ij}|}
 \end{aligned}$$

ΑΣΚΗΣΗ 2



Θεωρούμε το σώμα Σ του σχήματος που περι- κλείεται ανάμεσα στην εσωτερική επιφάνεια Γ_0 και την εξωτ. Γ_1 . Η αρχή O των αξόνων περι- κλείεται στο εσωτε- ρικό της Γ_0 . Το σώμα βρίσκεται σε ισορρο- πία υπό την επίδραση μόνο επιφανειακών δυ- νάμεων που εφαρμόζο-

νται στις Γ_0 και Γ_1 ενώ οι μαζικές δυνάμεις είναι μηδε- νικές. Έστω ότι οι συνιστώσες της τάσης σ_{ij} στο τυχαίο σημείο $P(x_1, x_2, x_3)$ του Σ είναι της μορφής :

$\sigma_{ij} = T\alpha_i\alpha_j$ όπου $T(x_1, x_2, x_3)$ είναι συνάρτηση των συντεταγμένων του P και $\alpha_i(x_1, x_2, x_3)$, $i = 1, 2, 3$ εί- ναι οι συνιστώσες του μοναδιαίου διανύσματος \bar{a} που έχει την ίδια κατεύθυνση με την \overline{OP} .

- α. Να αποδειχθεί η σχέση $x_j \frac{\partial T}{\partial x_j} + 2 T = 0$
- β. Στην περίπτωση που η Γ_0 είναι επιφάνεια σφαιρική με ακτίνα r_0 που φορτίζεται με εσωτερική πίεση p και η T είναι συνάρτηση μόνο της απόστασης του σημείου P από την αρχή O , να υπολογιστεί η T .

ΛΥΣΗ

- α. Η συνθήκη ισορροπίας είναι

$$\frac{\partial \sigma_{ij}}{\partial x_j} + F_i = 0$$

και καθώς στην περίπτωσή μας οι μαζικές δυνάμεις είναι μηδενικές γίνεται :

$$\frac{\partial \sigma_{ij}}{\partial x_j} = 0$$

Αντικαθιστώντας στην τελευταία τη δοσμένη έκφραση της σ_{ij} παίρνουμε :

$$\alpha_i \alpha_j \frac{\partial T}{\partial x_j} + \alpha_j T \frac{\partial \alpha_i}{\partial x_j} + \alpha_i T \frac{\partial \alpha_j}{\partial x_j} = 0 \quad (1)$$

Έχουμε όμως :

$$\alpha_i = \frac{x_i}{r}, \quad r = \sqrt{x_i x_i} \quad (2)$$

$$\frac{\partial x_i}{\partial x_j} = \delta_{ij} \quad (\text{βλ. σ.5,119}) ,$$

οπότε :

$$\alpha_i \alpha_j = \frac{x_i x_j}{r^2} , \quad (3)$$

$$\frac{\partial \alpha_i}{\partial x_j} = \frac{\partial \left(\frac{x_i}{r}\right)}{\partial x_j} = \frac{1}{r} \frac{\partial x_i}{\partial x_j} + x_i \frac{\partial \left(\frac{1}{r}\right)}{\partial x_j} = \frac{1}{r} \delta_{ij} + x_i \left(-\frac{1}{r^2}\right) \frac{\partial r}{\partial x_j} \quad (4)$$

Από την (2) έχουμε :

$$r^2 = x_j x_j \Rightarrow \frac{\partial (r^2)}{\partial x_j} = 2x_j \Rightarrow 2r \frac{\partial r}{\partial x_j} = 2x_j \Rightarrow \frac{\partial r}{\partial x_j} = \frac{x_j}{r}$$

και αντικαθιστώντας στην (4) παίρνουμε :

$$\frac{\partial \alpha_i}{\partial x_j} = \frac{\delta_{ij}}{r} - \frac{x_i x_j}{r^3} ,$$

$$\begin{aligned} \frac{\partial \alpha_j}{\partial x_j} &= \frac{\partial \left(\frac{x_j}{r}\right)}{\partial x_j} = \frac{1}{r} \frac{\partial x_j}{\partial x_j} + x_j \frac{\partial \left(\frac{1}{r}\right)}{\partial x_j} = \frac{\delta_{jj}}{r} - \frac{1}{r^2} x_j \frac{\partial x_j}{\partial x_j} = \frac{3}{r} - \frac{x_j x_j}{r^3} = \\ &= \frac{3}{r} - \frac{r^2}{r^3} = \frac{3}{r} - \frac{1}{r} = \frac{2}{r} . \end{aligned}$$

Αντικαθιστώντας τώρα στην (1) θα έχουμε :

$$\frac{x_i x_j}{r^2} \frac{\partial T}{\partial x_j} + \frac{x_j}{r} \cdot \left(T \frac{\delta_{ij}}{r} - \frac{x_i x_j}{r^3} \right) + \frac{x_i}{r} \cdot T \cdot \frac{2}{r} = 0 \Rightarrow$$

$$\frac{x_i x_j}{r^2} \cdot \frac{\partial T}{\partial x_j} + \frac{T \delta_{ij} x_j}{r^2} - \frac{T x_i x_j x_j}{r^4} + \frac{2 T x_i}{r^2} = 0 \Rightarrow$$

$$\frac{x_i x_j}{r^2} \frac{\partial T}{\partial x_j} + \frac{T x_i}{r^2} - \frac{T x_i r^2}{r^4} + \frac{2 T x_i}{r^2} = 0 \Rightarrow$$

$$\frac{x_i}{r^2} \left(x_j \frac{\partial T}{\partial x_j} + 2 T \right) = 0 \quad \text{και καθώς } x_i \neq 0$$

(δεδομένου ότι το σημείο P δεν συμπίπτει με την αρχή των αξόνων O) θα είναι τελικά :

$$x_j \frac{\partial T}{\partial x_j} + 2 T = 0 \quad (5)$$

β. Από την εκφώνηση η T είναι συνάρτηση μόνο του r ,
 $T = T(r)$.

Είναι :

$$\frac{\partial T}{\partial x_j} = \frac{\partial T}{\partial r} \frac{\partial r}{\partial x_{ij}} = \frac{\partial T}{\partial r} \cdot \frac{x_j}{r}$$

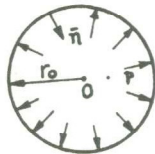
Αντικαθιστώντας την τελευταία έκφραση στη σχέση (5) που μόλις αποδείξαμε παίρνουμε :

$$x_j \cdot \frac{x_j}{r} \frac{\partial T}{\partial r} + 2T = 0 \Rightarrow \frac{r^2}{r} \frac{\partial T}{\partial r} = -2T \Rightarrow \frac{\partial T}{T} = -2 \frac{\partial r}{r} \Rightarrow$$

$$\ln T = -2 \ln r + \ln c \Rightarrow \ln T = \ln \frac{c}{r^2} \Rightarrow T = \frac{c}{r^2} \quad (6)$$

Θα υπολογίζουμε τώρα τη σταθερά c . Θεωρούμε ένα τυχαίο σημείο M της Γ_0 για το οποίο το κάθετο διάνυσμα \bar{n} θα έχει συνιστώσες

$$n_i = \frac{x_i}{r_0} = \alpha_i(r_0)$$



[Οι συνιστώσες n_i είναι τα συνιμήτονα κατεύθυνσης του n με τους άξονες X_1, X_2, X_3]. Οι συνιστώσες του διανύσματος t της επιφανειακής φόρτισης θα είναι :

$$t_i = -p \cdot n_i = -\frac{px_i}{r_0} \quad (7)$$

Η έκφραση όμως των t_i συναρτήσει των συνιστωσών του ταυ-στή τάσης είναι (σ.21) :

$$\begin{aligned} t_i &= \sigma_{ij} n_j \Rightarrow t_i(r_0) = T(r_0) \alpha_i(r_0) \alpha_j(r_0) n_j(r_0) = \\ &= T(r_0) \frac{x_i}{r_0} \frac{x_j}{r_0} \frac{x_j}{r_0} \Rightarrow t_i(r_0) = T(r_0) \frac{x_i}{r_0} \cdot \frac{r_0^2}{r_0} \Rightarrow \\ t_i(r_0) &= T(r_0) \frac{x_i}{r_0} \end{aligned} \quad (8)$$

Από τις (5), (7) και (8) προκύπτει :

$$-p \frac{x_i}{r_0} = \frac{c}{r_0^2} \frac{x_i}{r_0} \Rightarrow c = -pr_0^2$$

Έτσι θα είναι τελικά

$$T = -p \left(\frac{r_0}{r} \right)^2$$

ΑΣΚΗΣΗ 3

Θεωρούμε ένα ελαστικό σώμα Σ για το οποίο εισάγουμε τους παρακάτω συμβολισμούς :

S είναι η εξωτερική επιφάνεια και V ο όγκος του Σ ,
 $\bar{F}(x_i)$ οι μαζικές δυνάμεις που ασκούνται στον όγκο V ,
 $\bar{t}(x_i)$ οι επιφανειακές δυνάμεις που ασκούνται στο τμήμα S_t της S , για την οποία το κάθετο μοναδιαίο διάνυσμα είναι \bar{n} . Στο τμήμα S_u της S ($S_t \cup S_u = S$) οι επιφανειακές δυνάμεις είναι μηδενικές,

$\bar{u}(x_i)$ οι μετατοπίσεις στο τμήμα S_u ,
 σ^* μια οποιαδήποτε διανομή τάσης στο Σ που είναι ισοδύναμη με τις εξωτερικές φορτίσεις \bar{F} στον όγκο V και \bar{t} στην επιφάνεια S_t . Η σ^* δεν είναι αναγκαστικά πραγματική. Ας είναι ακόμη $\bar{u}^*(x_i)$ και $\bar{\epsilon}^*(x_i)$ μια οποιαδήποτε συμβιβαστή διανομή μετακινήσεων για την οποία

$$\epsilon_{ij}^* = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i^*}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j^*}{\partial x_i} \right) \text{ και } \bar{u}^*(x_i) = 0 \text{ για } x_i \in S_u.$$

Να αποδειχθούν οι σχέσεις :

$$\int_V \sigma_{ij}^* \epsilon_{ij}^* dV = \int_{S_t} \bar{t} \bar{u}^* dS + \int_V \bar{F} \bar{u}^* dV$$

$$\int_V \sigma_{ij}^* dv = \frac{1}{2} \oint_S (t_i x_j + t_j x_i) ds + \frac{1}{2} \int_V (F_i x_j + F_j x_i) dv =$$

$$= c_{ijkl} \oint_S u_k n_l ds$$

όπου c_{ijkl} είναι οι ελαστικές σταθερές του υλικού και \bar{u} οι πραγματικές μετατοπίσεις των σημείων της S_t

ΛΥΣΗ

Όπως είναι γνωστό από τη γενική θεωρία γραμμικής ελαστικότητας, η καταστατική εξίσωση μεταξύ τάσεων και παραμορφώσεων είναι :

$$\sigma_{ij} = c_{ijkl} \epsilon_{kl} \quad (1)$$

Από την εκφώνηση και με βάση τις ιδιότητες των σ^* , $\bar{u}^*(x_i)$ θα είναι :

$$\bar{u}^*(x_i) = 0 \quad \text{για } x_i \in S_u \quad (2)$$

$$\frac{\partial \sigma_{ij}^*}{\partial x_j} + F_i = 0 \quad (3)$$

$$t_i(x_i) = \sigma_{ij}^*(x_i) n_j(x_i) \quad \text{για } x_i \in S_t$$

Θα χρησιμοποιήσουμε ακόμη και το θεώρημα του Green που μετασχηματίζει ένα κλειστό επιφανειακό ολοκλήρωμα σε τριπλό (βλ. σ.152, 118).

Έχουμε :

$$\int_{S_t} \bar{t}_i \bar{u}_i^* ds + \int_V \bar{F}_i \bar{u}_i^* dv = \int_{S_t} t_i u_i^* ds + \int_V F_i u_i^* dv =$$

$$= \int_{S_t} \sigma_{ij}^* n_j u_i^* ds + \int_V F_i u_i^* dv = \quad (\text{λόγω της } (2))$$

$$= \oint_S \sigma_{ij}^* n_j u_i^* ds + \int_V F_i u_i^* dv = \int_V \frac{\partial (\sigma_{ij}^* u_i^*)}{\partial x_j} dv + \int_V F_i u_i^* dv =$$

$$\begin{aligned}
 &= \int_V \frac{\partial \sigma_{ij}^*}{\partial x_j} u_i^* dv + \int_V \sigma_{ij}^* \frac{\partial u_i^*}{\partial x_j} dv + \int_V F_i u_i^* dv = \int_V \left(\frac{\partial \sigma_{ij}^*}{\partial x_j} + F_i \right) u_i^* dv + \\
 &\int_V \sigma_{ij}^* \frac{\partial u_i^*}{\partial x_j} dv = \int_V \sigma_{ij}^* \frac{\partial u_i^*}{\partial x_j} dv = \int_V \sigma_{ij}^* \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i^*}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j^*}{\partial x_i} \right) dv = \\
 &= \frac{1}{2} \int_V \sigma_{ij}^* \epsilon_{ij}^* dv
 \end{aligned}$$

=0 λόγω της (3)

Για τη δεύτερη σχέση έχουμε :

$$\begin{aligned}
 &\frac{1}{2} \oint_S (t_i x_j + t_j x_i) ds + \frac{1}{2} \int_V (F_i x_j + F_j x_i) dv = \frac{1}{2} \oint_S (\sigma_{im}^* n_m x_j + \\
 &+ \sigma_{jm}^* n_m x_i) ds + \frac{1}{2} \int_V (F_i x_j + F_j x_i) dv = \frac{1}{2} \int_V \left[\frac{\partial (\sigma_{im}^* x_j)}{\partial x_m} + \frac{\partial (\sigma_{jm}^* x_i)}{\partial x_m} \right] dv \\
 &+ \frac{1}{2} \int_V (F_i x_j + F_j x_i) dv = \frac{1}{2} \int_V \left(\frac{\partial \sigma_{im}^*}{\partial x_m} + F_i \right) dv + \\
 &\frac{1}{2} \int_V \left(\frac{\partial \sigma_{jm}^*}{\partial x_m} + F_j \right) x_i dv + \frac{1}{2} \int_V \sigma_{im}^* \frac{\partial x_j}{\partial x_m} dv + \frac{1}{2} \int_V \sigma_{jm}^* \frac{\partial x_i}{\partial x_m} dv = \\
 &= \frac{1}{2} \int_V \sigma_{im}^* \delta_{jm} dv + \frac{1}{2} \int_V \sigma_{jm}^* \delta_{im} dv = \frac{1}{2} \int_V \sigma_{ij}^* dv + \frac{1}{2} \int_V \sigma_{ij}^* dv = \\
 &= \int_V \sigma_{ij}^* dv
 \end{aligned} \tag{5}$$

Για να προκύψει και το τελευταίο μέλος της δεύτερης σχέσης που αποδεικνύουμε, θα χρησιμοποιήσουμε την (1) καθώς και το ότι (λόγω των υποθέσεων της εκφώνησης της άσκησης) η (5) θα ισχύει και για τις πραγματικές τάσεις σ_{ij} .
Θα είναι λοιπόν :

$$\frac{1}{2} \oint_S (t_i x_j + t_j x_i) ds + \frac{1}{2} \int_V (F_i x_j + F_j x_i) dv = \int_V \sigma_{ij} dv =$$

$$\int_V c_{ijkl} \epsilon_{kl} dv = \frac{1}{2} \int_V c_{ijkl} \left(\frac{\partial u_k}{\partial x_l} + \frac{\partial u_l}{\partial x_k} \right) dv = \frac{1}{2} \int_V (c_{ijkl} \frac{\partial u_k}{\partial x_l} + c_{ijlk} \frac{\partial u_k}{\partial x_l}) dv =$$

(χρησιμοποιήθηκε η συμμετρικότητα του
τανυστή ελαστικών σταθερών $c_{ijkl} = c_{ijlk}$)

$$= \int_V c_{ijkl} \frac{\partial u_k}{\partial x_l} dv = c_{ijkl} \oint_S u_k n_l ds$$

ΑΣΚΗΣΗ 4

Θεωρούμε μια κατάσταση επίπεδης παραμόρφωσης στο επίπεδο $x_1 - x_2$ χωρίς μαζικές δυνάμεις. Αν η λύση του προβλήματος αυτού για τις μετατοπίσεις είναι της μορφής :

$$u_1 = \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + \frac{\partial \Psi}{\partial x_2}, \quad u_2 = \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} - \frac{\partial \Psi}{\partial x_1}$$

όπου Φ και Ψ είναι συναρτήσεις των x_1 και x_2 , να αποδειχθούν οι σχέσεις :

$$\nabla^2 \left[\frac{2(1-\nu)}{1-2\nu} \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right] = 0$$

$$\nabla^2 \left[\frac{2(1-\nu)}{1-2\nu} \frac{\partial \Phi}{\partial x_2} - \frac{\partial \Psi}{\partial x_1} \right] = 0$$

ΛΥΣΗ

Από τις εκφράσεις των μετατοπίσεων και από τη σχέση :

$$\epsilon_{ij} = \frac{1}{2} \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right)$$

υπολογίζουμε αμέσως τις παραμορφώσεις :

$$\epsilon_{11} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1^2} + \frac{\partial^2 \Psi}{\partial x_1 \partial x_2}, \quad \epsilon_{22} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_2^2} - \frac{\partial^2 \Psi}{\partial x_1 \partial x_2}$$

$$\epsilon_{12} = \frac{\partial^2 \Phi}{\partial x_1 \partial x_2} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial^2 \Psi}{\partial x_2^2} - \frac{\partial^2 \Psi}{\partial x_1^2} \right)$$

Λύνοντας ως προς σ τις σχέσεις τάσεων - παραμορφώσεων της σ.31 παίρνουμε :

$$\sigma_{11} = \frac{E}{1+\nu} \left[\epsilon_{11} + \frac{\nu}{1-2\nu} (\epsilon_{11} + \epsilon_{22}) \right]$$

$$\sigma_{22} = \frac{E}{1+\nu} \left[\epsilon_{22} + \frac{\nu}{1-2\nu} (\epsilon_{11} + \epsilon_{22}) \right]$$

$$\sigma_{33} = \frac{E \nu}{(1+\nu)(1-2\nu)} (\epsilon_{11} + \epsilon_{22})$$

$$\sigma_{12} = \frac{E}{1+\nu} \epsilon_{12}$$

$$\sigma_{13} = \sigma_{23} = 0$$

Αντικαθιστούμε τις εκφράσεις αυτές των σ στις εξισώσεις ισορροπίας με μαζικές δυνάμεις μηδενικές.

Θα είναι :

$$\frac{\partial \sigma_{ij}}{\partial x_j} = 0 \Rightarrow \frac{\partial \sigma_{1j}}{\partial x_j} = 0 \wedge \frac{\partial \sigma_{2j}}{\partial x_j} = 0 \wedge \frac{\partial \sigma_{3j}}{\partial x_j} = 0$$

και αναπτύσσοντας ως προς τον επαναλαμβανόμενο δείκτη j :

$$\frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} = 0$$

$$\frac{\partial \sigma_{21}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{22}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{23}}{\partial x_3} = 0$$

0 διότι Φ, Ψ συναρτήσεις των x_1, x_2

$$\frac{\partial \sigma_{31}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{32}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{33}}{\partial x_3} = 0$$

Αντικαθιστώντας τώρα στις εξισώσεις ισορροπίας τις εκφράσεις των ϵ παίρνουμε :

$$\frac{\partial \epsilon_{11}}{\partial x_1} + \frac{\nu}{1-2\nu} \frac{\partial (\epsilon_{11} + \epsilon_{22})}{\partial x_1} + \frac{\partial \epsilon_{12}}{\partial x_2} = 0$$

$$\frac{\partial \epsilon_{12}}{\partial x_1} + \frac{\partial \epsilon_{22}}{\partial x_2} + \frac{\nu}{1-2\nu} \frac{\partial (\epsilon_{11} + \epsilon_{22})}{\partial x_2} = 0$$

Αντικαθιστούμε στις παραπάνω τις εκφράσεις των ϵ συναρτήσεων των Φ και Ψ , οπότε παίρνουμε :

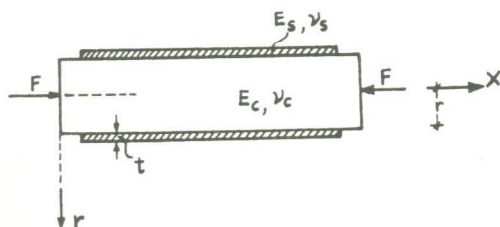
$$\frac{\partial}{\partial x_1} (\nabla^2 \Phi + \frac{\nu}{1-2\nu} \nabla^2 \Phi) + \frac{1}{2} \frac{\partial}{\partial x_2} \nabla^2 \Psi = 0$$

$$\nabla^2 \left[\left(\frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + \frac{\nu}{1-2\nu} \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} \right) + \frac{1}{2} \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right] = 0$$

$$\nabla^2 \left[\frac{2(1-\nu)}{1-2\nu} \frac{\partial \Phi}{\partial x_1} + \frac{\partial \Psi}{\partial x_2} \right] = 0$$

Εντελώς αντίστοιχα προκύπτει και η δεύτερη σχέση που έχουμε να αποδείξουμε.

ΑΣΚΗΣΗ 5



Κυλινδρική ράβδος από χαλκό διατομής A περιβάλλεται από λεπτότοιχο χαλύβδινο σωλή-

να παχους t , ο οποίος παρεμποδίζει μερικά την εγκάρσια διαστολή της ράβδου. Για αξονική ομοιόμορφα κατανεμημένη δύναμη F ζητούνται :

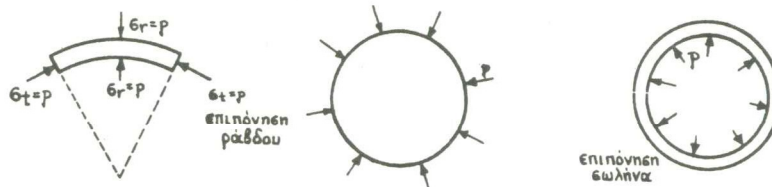
- Η πίεση μεταξύ σωλήνα και ράβδου και η διαμήκης και εγκάρσια παραμόρφωση της ράβδου.
- Όμοια για μεταβολή θερμοκρασίας κατά Δt .

Παρατήρηση :

Τριβή μεταξύ σωλήνα και ράβδου δεν θα ληφθεί υπόψη.

ΛΥΣΗ

- Στην περίπτωση επιπόνησης από τη δύναμη F θα έχουμε:



Για τη χάλκινη ράβδο :

$$\sigma_{xx} = -\frac{F}{A}$$

$$\epsilon_{xx} = \frac{1}{E_c} [\sigma_{xx} - \nu_c (\sigma_{rr} + \sigma_{tt})]$$

$$\epsilon_{rr} = \frac{1}{E_c} [\sigma_{rr} - \nu_c (\sigma_{xx} + \sigma_{tt})]$$

και καθώς $\sigma_{rr} = \sigma_{tt} = -p$, η διαμήκης και εγκάρσια παραμόρφωση της ράβδου γίνονται αντίστοιχα :

$$\epsilon_{xx} = \frac{1}{E_c} \left(-\frac{F}{A} + 2\nu_c p \right) \quad (1)$$

$$\epsilon_{rr} = \frac{1}{E_c} \left[-p(1-\nu_c) + \frac{\nu_c F}{A} \right] \quad (2)$$

Για το χαλύβδινο σωλήνα, του οποίου η εντατική κατάσταση είναι μονοαξονική, με εφαρμογή της σχέσης

$$\frac{\sigma_1}{\rho_1} + \frac{\sigma_2}{\rho_2} = \frac{p}{t}$$

προκύπτει :

$$\frac{\sigma_t}{r} = \frac{p}{t} \quad \text{και} \quad \epsilon_t = \frac{\sigma_t}{E_s} = \frac{pr}{E_s t}$$

Η συνθήκη συμβιβαστού των παραμορφώσεων θα είναι :

$$\epsilon_{rr} = \epsilon_{tt} \Rightarrow \frac{1}{E_c} [-p(1-\nu_c) + \frac{\nu_c F}{A}] = \frac{p \cdot r}{E_s t}$$

$$p = \frac{\nu_c F E_s t}{A[rE_c + E_s t(1-\nu_c)]}$$

Αντικαθιστώντας τώρα στις (1) και (2) προκύπτουν οι ζητούμενες τιμές των ϵ_{xx} , ϵ_{rr} .

β. Στην περίπτωση μεταβολής της θερμοκρασίας κατά Δt θα είναι $F = 0$ και $\sigma_{xx} = 0$, ενώ η ολική παραμόρφωση της ράβδου ακτινικά θα είναι το άθροισμα της παραμόρφωσης λόγω Δt και της παραμόρφωσης λόγω p ,

$$\epsilon_{rr}^{tot} = \epsilon_{rr}^{\Delta t} + \epsilon_{rr}^p \quad (3)$$

Είναι :

$$\epsilon_{rr}^{\Delta t} = \alpha_c \Delta t$$

και από την (2) για $F = 0$ προκύπτει :

$$\epsilon_{rr}^p = \frac{1}{E_c} [p(\nu_c - 1)]$$

Έτσι :

$$\epsilon_{rr}^{tot} = \alpha_c \Delta t + \frac{1}{E_c} p (v_c - 1) \quad (4)$$

Εντελώς αντίστοιχα θα έχουμε για το χαλύβδινο σωλήνα :

$$\epsilon_{tt}^{tot} = \epsilon_{tt}^{\Delta t} + \epsilon_{tt}^p = \alpha_s \Delta t + \frac{p \cdot r}{E_s t}$$

Η συνθήκη συμβιβαστού των παραμορφώσεων θα είναι και εδώ

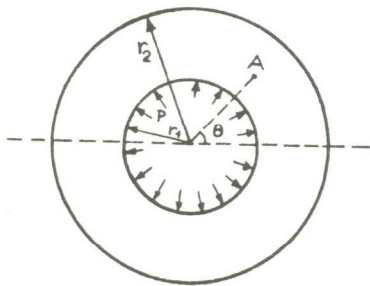
$$\epsilon_{rr}^{tot} = \epsilon_{tt}^{tot}$$

από όπου προκύπτει :

$$p = \frac{(\alpha_c - \alpha_s) E_s E_c t \Delta t}{r E_c - (v_c - 1) E_s t}$$

Αντικαθιστώντας τώρα στην (4) προκύπτει η εγκάρσια παραμόρφωση της ράβδου και εντελώς αντίστοιχα η διαμήκης.

ΑΣΚΗΣΗ 6



Κύλινδρος άπειρου μήκους έχει διατομή κυκλικού δακτυλίου με εσωτερική ακτίνα r_1 και εξωτερική r_2 και φορτίζεται με ομοιόμορφη εσωτερική πίεση p .

Να υπολογισθούν η τασική συνάρτηση του προβλήματος και οι τάσεις σε τυχαίο σημείο A που έχει πολικές συντεταγμένες r και θ .

ΛΥΣΗ

Επειδή ο κύλινδρος έχει άπειρο μήκος, έχουμε την περίπτωση επίπεδης εντατικής κατάστασης. Η τασική συνάρτηση θα ικανοποιεί τη διαρμονική εξίσωση $\nabla^4 \Phi = 0$, όπου η έκφραση του $\nabla^4 \Phi$ σε πολικές συντεταγμένες είναι (βλ. σελ. 46):

$$\nabla^4 \Phi = \left(\frac{\partial^2}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2}{\partial \theta^2} \right) \left(\frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} \right)$$

Επειδή στο πρόβλημά μας υπάρχει κυκλική συμμετρία, στην τασική συνάρτηση δεν θα εμφανίζονται παράγοντες που περιέχουν το θ ή συναρτήσεις του θ , αλλά θα υπάρχουν μόνο όροι ανάλογοι προς το r . Έτσι $\Phi = \Phi(r)$ και οι μερικές παράγωγοι ως προς r ισούνται με τις ολικές παραγώγους.

Η διαρμονική εξίσωση λοιπόν γίνεται:

$$\nabla^4 \Phi = \left(\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \right) \left(\frac{d^2 \Phi}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d\Phi}{dr} \right) = 0$$

Χρησιμοποιώντας τη σχέση

$$\frac{d^2}{dr^2} + \frac{1}{r} \frac{d}{dr} = \frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{d}{dr} \right)$$

και με τις κατάλληλες ολοκληρώσεις υπολογίζεται η Φ που θα έχει τη μορφή:

$$\Phi(r) = c_1 r^2 \ln r^2 + c_2 \ln r + c_3 r^2 + c_4$$

Για τον υπολογισμό των τάσεων αρκεί ο υπολογισμός των

c_1, c_2, c_3 , διότι δεδομένου ότι οι τάσεις είναι συναρτήσεις των παραγώγων της Φ δεν θα υπεισέλθει η c_4 .

Για τον υπολογισμό των τριών αυτών σταθερών θα χρησιμοποιηθούν οι συνοριακές συνθήκες

$$\sigma_{rr}(r = r_1) = -p \quad (1)$$

$$\sigma_{rr}(r = r_2) = 0 \quad (2)$$

καθώς και η συνθήκη συμβιβαστού. Για την επίπεδη εντατική κατάσταση του προβλήματος θα έχουμε :

$$\epsilon_{rr} = \frac{du_r}{dr}$$

$$\epsilon_{\theta\theta} = \frac{u_r}{r}$$

και

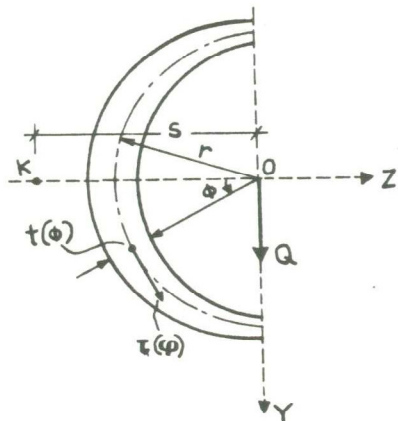
$$\frac{d}{dr}(r\epsilon_{\theta\theta}) = r\epsilon_{rr} \quad (3)$$

Χρησιμοποιώντας τις (1), (2), (3) και μετά τις πράξεις προκύπτει ότι :

$$\sigma_{rr} = \frac{pr_1^2}{r_2^2 - r_1^2} \left[1 - \left(\frac{r}{r_1}\right)^2 \right], \quad \sigma_{\theta\theta} = \frac{pr_1^2}{r_2^2 - r_1^2} \left[1 + \left(\frac{r}{r_1}\right)^2 \right],$$

$$\sigma_{r\theta} = 0$$

ΑΣΚΗΣΗ 7



θεωρούμε δοκό με λεπτόπαχη ανοιχτή ημικυκλική διατομή, της οποίας η μέση ακτίνα είναι r . Το μεταβλητό πάχος $t(\varphi)$ που αντιστοιχεί στην πολική γωνία φ δίνεται από τη σχέση :

$$t(\varphi) = \frac{t_0}{2} (1 + \cos\varphi), \quad \frac{\pi}{2} \leq \varphi \leq \frac{\pi}{2}$$

Η δοκός καταπονείται σε καθαρή κάμψη και η τέμνουσα δύναμη της διατομής κατά τον άξονα Y είναι ίση με Q .

Να υπολογισθούν :

- α. Η ροπή αδράνειας I_{ZZ}
- β. Η συνισταμένη διατμητική τάση $q(\varphi)$, που αντιστοιχεί στη γωνία φ , για καθαρή κάμψη
- γ. Η θέση του κέντρου διάτμησης

ΛΥΣΗ

- α. Εντελώς αντίστοιχα με την άσκηση της σελ. 56 θα έχουμε ότι το στοιχειώδες εμβαδό που αντιστοιχεί στη γωνία φ θα είναι :

$$dA(\varphi) = t(\varphi)rd\varphi = \frac{rt_0}{2} (1+\cos\varphi) d\varphi$$

και η απόστασή του από τον άξονα z θα είναι :

$$y(\varphi) = r\sin\varphi$$

Η ροπή αδράνειας I_{ZZ} θα υπολογισθεί από τη σχέση :

$$I_{ZZ} = \int_A y^2 dA = \int_{-\pi/2}^{\pi/2} \frac{r^3 t_0}{2} \sin^2 \varphi (1+\cos\varphi) d\varphi \quad (1)$$

Χρησιμοποιώντας τις στοιχειώδεις τριγωνομετρικές ταυτότητες :

$$\sin^2 \varphi = \frac{1}{2} (1 - \cos 2\varphi) , \quad \cos \varphi \cdot \cos 2\varphi = \frac{1}{2} (\cos \varphi + \cos 3\varphi)$$

και μετά την εκτέλεση των πράξεων

$$I_{ZZ} = \frac{3\pi+4}{12} t_0 r^3$$

β. Η στοιχειώδης διατμητική τάση για καθαρή κάμψη δίνεται για την τυχαία τομή s από τη σχέση :

$$\tau(s) = \frac{Q_y}{I_{zz} t(s)} \int_0^s t(\omega) y(\omega) d\omega$$

όπου :

$$t(\omega) = t(\theta) = \frac{t_0}{2} (1 + \cos\theta)$$

$$y(\omega) = y(\theta) = r \sin\theta \quad -\frac{\pi}{2} \leq \theta \leq \frac{\pi}{2}$$

$$d\omega = r d\theta$$

$$t(s) = t(\varphi) = \frac{t_0}{2} (1 + \cos\varphi), \quad -\frac{\pi}{2} \leq \varphi \leq \frac{\pi}{2}$$

οπότε :

$$\tau(\varphi) = \frac{Q_y}{\frac{t_0}{2} (1 + \cos\varphi) I_{zz}} \int_{-\pi/2}^{\varphi} \frac{r^2 t_0}{2} \sin\theta (1 + \cos\theta) d\theta$$

και μετά την εκτέλεση των ολοκληρώσεων :

$$\tau(\varphi) = \frac{6}{3\pi+4} \cdot \frac{Q_y}{r t_0} \cdot \frac{\cos\varphi (2 + \cos\varphi)}{1 + \cos\varphi}$$

γ. Υπολογίζουμε πρώτα τη στοιχειώδη στρεπτική ροπή λόγω διατμητικής τάσης $\tau(s)$:

$$dM = \tau(s) dA \cdot r = \tau(\varphi) \cdot r \cdot d\varphi \cdot t(\varphi) \cdot r$$

και μετά τις πράξεις :

$$dM = \frac{3Q r}{3\pi+4} \cos\varphi (2 + \cos\varphi) d\varphi$$

Η συνολική ροπή M θα προκύψει με ολοκλήρωση της dM για

$$-\frac{\pi}{2} \leq \varphi \leq \frac{\pi}{2}$$

και

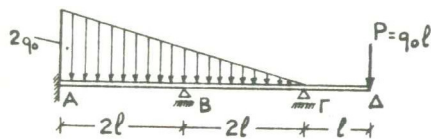
$$M = \frac{3Qr(\pi+8)}{2(3\pi+4)}$$

Η διατομή δεν καταπονείται από τη ροή M όταν η τέμνουσα δύναμη διέρχεται από το κέντρο διάτμησης K , επομένως :

$$M = Q \cdot s \Rightarrow s = \frac{3(\pi+8)}{2(3\pi+4)}$$

(βλ. και σελ. 83, 84, 93, 94).

ΑΣΚΗΣΗ 8



Να επιλυθεί η συνεχής δοκός του σχήματος με τη μέθοδο Clapeyron.

ΛΥΣΗ

Ο φορέας είναι δύο φορές υπερστατικός. Θεωρούμε ως αγνώστους τις ροπές M_A , M_B . Με βάση όσα αναπτύξαμε στη σελ. 97 (άσκ.2) θεωρούμε αριστερά από την τάκτωση A ένα φανταστικό άνοιγμα AA' απείρως μικρού μήκους ϵ .



Εφαρμόζουμε για τα τμήματα $A'AB$, ABD την εξίσωση

Clapeyron.

$$M_{\alpha} l_{\alpha} + 2M_{\beta} (l_{\alpha} + l_{\beta}) + M_{\gamma} l_{\beta} = - \frac{6A_{\alpha} \bar{x}_{\alpha}}{l_{\alpha}} - \frac{6A_{\beta} \bar{x}_{\beta}}{l_{\beta}}$$

Υπολογίζοντας από πίνακες τις ποσότητες του δεύτερου μέλους παίρνουμε :

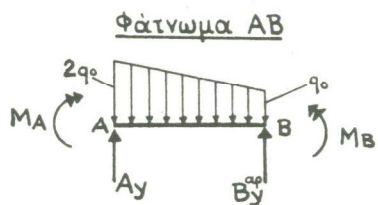
$$\text{Τμήμα A'AB} : 2M_A \cdot 2l + M_B \cdot 2l = - \frac{1}{4} q_0 (2l)^3 - \frac{8}{60} q_0 (2l)^3 \quad (1)$$

$$\begin{aligned} \text{Τμήμα ABΓ} : M_A \cdot 2l + 2M_B (2l + 2l) + M_{\Gamma} \cdot 2l &= \\ &= - \frac{1}{4} q_0 (2l)^3 - \frac{7}{60} q_0 (2l)^3 - \frac{8}{60} q_0 (2l)^3 \quad (2) \end{aligned}$$

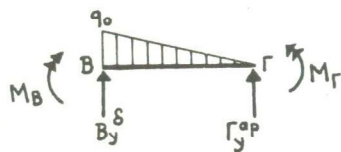
Αντικαθιστώντας το M_{Γ} στη (2) με την τιμή του, $M_{\Gamma} = - q_0 l^2$, και επιλύοντας το σύστημα των εξισώσεων (1) και (2) προκύπτει :

$$M_A = - \frac{11}{15} q_0 l^2, \quad M_B = - \frac{1}{15} q_0 l^2$$

Η εύρεση των αντιδράσεων στις στηρίξεις A, B, Γ, θα γίνει κατά τα γνωστά από την Τεχνική Μηχανική. Θεωρούμε τα τρία φαντώματα AB, BΓ, ΓΔ ξεχωριστά και έχουμε :



Φάντωμα BΓ

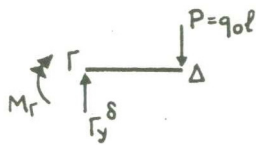


Από τη συνθήκη ισορροπίας κατά Y και από την εξίσωση ροπών ως προς A ή B προκύπτει :

$$\begin{aligned} \text{αρ} \\ A_y = 2q_0 l, \quad B_y = q_0 l \end{aligned}$$

Εντελώς αντίστοιχα προκύπτει :

$$B_y^{\delta} = \frac{q_0 l}{5}, \quad \Gamma_y^{\text{αρ}} = \frac{q_0 l}{5}$$

Φάινωμα ΓΔ

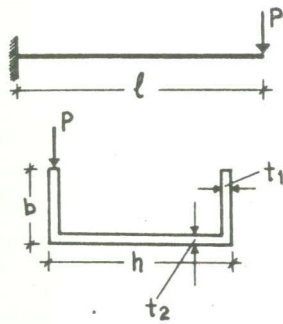
Η συνθήκη ισορροπίας κατά Y δίνει αμέσως :

$$\Gamma_y = q_0 \delta$$

Οι τιμές των αντιδράσεων στα A, B, Γ θα προκύψουν κάνοντας την επαλληλία, οπότε :

$$A_Y = 2q_0 l, \quad B_Y = B_Y^{\text{αρ}} + B_Y^{\delta} = \frac{6}{5} q_0 l, \quad \Gamma_Y = \Gamma_Y^{\text{αρ}} + \Gamma_Y^{\delta} = \frac{9}{5} q_0 l$$

ΑΣΚΗΣΗ 9



Θεωρούμε τον πρόβολο του σχήματος που αποτελείται από λεπτόπαχη διατομή σχήματος \sqcup και καταπονείται έκκεντρα με δύναμη P .

Να υπολογισθεί η κατανομή των διατμητικών τάσεων λόγω κάμψης και στρέψης σε τυχαία διατομή του προβόλου.

Να γίνει εφαρμογή για $l = 2,50\text{m}$,
 $P = 1\text{t}$, $b = 11\text{cm}$, $h = 40\text{cm}$,
 $t_1 = 1,8\text{cm}$, $t_2 = 1,4\text{cm}$.

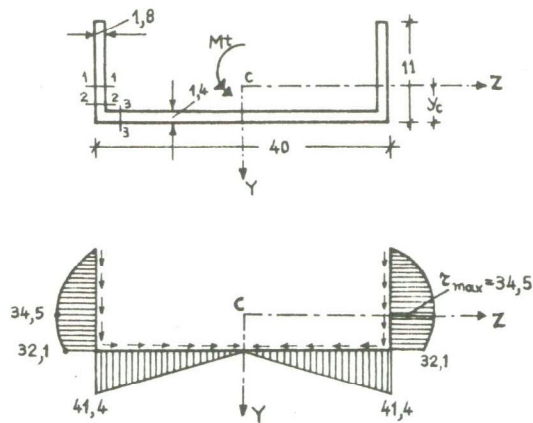
ΛΥΣΗ

Υπολογίζουμε πρώτα τα γεωμετρικά στοιχεία της διατομής.
 Τεταγμένη κέντρου βάρους $Y_C = 2,28\text{cm}$

$$\text{Ροπή αδράνειας } I_{ZZ} = 1.101\text{cm}^4$$

$$\text{Στατική ροπή } S_Z^{11} = -68,43\text{cm}^3$$

$$S_Z^{22} = -63,76\text{cm}^3$$



Επιπόνηση σε κάμψη.

Η διατμητική τάση λόγω κάμψης σε μια τομή s θα είναι :

$$\tau_s = \frac{Q_y \cdot S_z}{I_{ZZ} t(s)}$$

Για τις τομές 11, 22 και 33 υπολογίζουμε αντίστοιχα

$$\tau^{11} = 34,5 \text{ kg/cm}^2, \tau^{22} = 32,1 \text{ kg/cm}^2, \tau^{33} = 41,4 \text{ kg/cm}^2$$

Κατασκευάζουμε έπειτα το διάγραμμα διατμητικών τάσεων και σχεδιάζουμε τη ροή τους (βλ. και σελ. 82,83).

Επιπόνηση σε στρέψη

Έχουμε :

$$M_t = P \frac{h}{2} = 2 \cdot 10^4 \text{ kg cm}$$

$$\tau_{\max} = G \cdot \theta \cdot t(s) \quad (1)$$

$$M_t = \frac{G\theta}{3} \int_0^s t^3(s) ds \quad (2)$$

Με αντικατάσταση της (2) στην (1) και με εκτέλεση των πράξεων προκύπτει :

$$\tau_{\max} = 252,03 \cdot t(s)$$

και επομένως για τις πλευρές της διατομής θα είναι

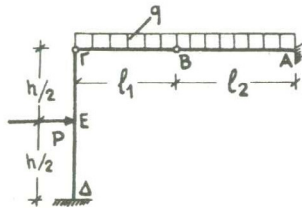
$$\tau_{\max} = 252,03 \cdot 1,8 = 453,7 \text{ kg/cm}^2$$

ενώ για το πέλμα

$$\tau_{\max} = 252,03 \cdot 1,4 = 352,9 \text{ kg/cm}^2$$

Η κατανομή των διατμητικών τάσεων λόγω κάμψης και στρέψης θα προκύψει κάνοντας την επαλληλία.

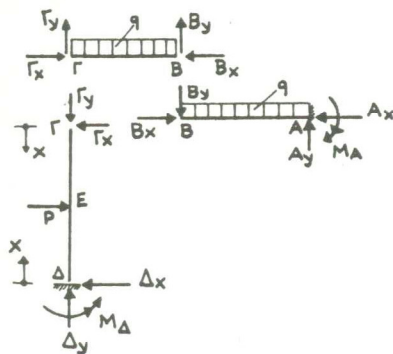
ΑΣΚΗΣΗ 10



Να επιλυθεί ο φορέας του σχήματος με τη μέθοδο Castigliano.

ΛΥΣΗ

Ο φορέας αποτελείται από τρεις δοκούς, που καθεμιά τους δίνει 3 εξισώσεις ισορροπίας (συνολικά 9 εξισώσεις) και έχει 10 αγνώστους (από 3 στις πακτώσεις Α και Δ και από 2 στις αρθρώσεις Β και Γ), άρα είναι μια φορά υπερστατικός. Επιλέγουμε ως υπερστατικό μέγεθος την οριζόντια συνιστώσα της αντίδρασης στο Δ.



Αναλύουμε τη στατική λειτουργία κάθε δοκού του φορέα. Η Δ_x θα προκύψει από τη σχέση :

$$\frac{\partial U}{\partial \Delta_x} = 0$$

όπου U η ενέργεια παραμόρφωσης λόγω κάμψης, η οποία στα τμήματα ΓΒ, ΒΑ δεν είναι συνάρτηση της Δ_x .

Αρκεί λοιπόν ο υπολογισμός της U για το τμήμα $\Gamma\Delta$.
Έχουμε :

$$\Sigma F_x = 0 \Rightarrow \Gamma_x = P - \Delta_x$$

$$\Sigma F_y = 0 \Rightarrow \Gamma_y = \Delta_y$$

$$\Sigma M_\Delta = 0 \Rightarrow M_\Delta = \Delta_x h - \frac{Ph}{2}$$

Για τα τμήματα ΓE , ΔE θα έχουμε :

$$\Gamma E : M(x) = \Gamma_x \cdot x - (P - \Delta_x)x, \quad \frac{\partial M(x)}{\partial \Delta_x} = -x, \quad \text{για } 0 < x < \frac{h}{2}$$

$$\Delta E : M(x) = -M_\Delta + \Delta_x \cdot x = -\Delta_x h + \frac{Ph}{2} + \Delta_x \cdot x,$$

$$\frac{\partial M}{\partial \Delta_x} = -h + x, \quad 0 < x < \frac{h}{2}$$

Η ενέργεια παραμόρφωσης U λόγω κάμψης είναι :

$$U = \frac{1}{2EI} \int_0^x M^2(x) dx,$$

και

$$\begin{aligned} \frac{\partial U}{\partial \Delta_x} &= \frac{1}{EI} \int_0^x M(x) \frac{\partial M(x)}{\partial \Delta_x} dx = \frac{1}{EI} \int_0^{h/2} (P - \Delta_x) \cdot x \cdot (-x) dx + \\ &+ \frac{1}{EI} \int_0^{h/2} (-\Delta_x h + \frac{Ph}{2} + \Delta_x \cdot x) \cdot (-h + x) dx = 0 \Rightarrow \Delta_x = \frac{11P}{16} \end{aligned}$$

και τελικά :

$$\Gamma_x = P - \frac{11}{16} P = \frac{5}{16} P = B_x = A_x$$

$$M_\Delta = \frac{3}{16} Ph$$

$$R_Y = B_Y = \frac{1}{2} q l_1 = \Delta_Y$$

$$A_Y = q l_2 + B_Y = q \left(\frac{l_1}{2} + l_2 \right)$$

$$M_A = \frac{1}{2} q l_2 (l_1 + l_2)$$

ΒΙΒΛΙΟΓΡΑΦΙΑ

1. Γ. Μ. Λιάνης : Μηχανική παραμορφωσίμων σωμάτων και Άντοχή Υλικών. Θεσσαλονίκη 1979.
2. Αϊμ. Κανελλόπουλος : Άντοχή Υλικών. Θεσσαλονίκη 1973.
3. Γ. Νιτσιώτας : Μαθήματα Στατικής. Τόμος Ι. Άντοχή των Υλικών.
4. Π. Σ. Θεοχάρης : Πειραματική Άντοχή των Υλικών. Άθήναι 1970.
5. Θ. Σ. Ξανθόπουλος : Στοιχεία Τανυστικού Λογισμού. Θεσσαλονίκη 1973.
6. Σ. Ι. Φυτάνογλου : Άσκήσεις Άντοχής Υλικών. Άθήναι 1969.
7. St. Timoshenko : Strength of Materials, Part I - Part II. Van Nostrand Reinhold Co.
8. A. Green - W. Zerna : Theoretical Elasticity. Oxf. U.P.
9. J. E. Shigley : Mechanical Engineering Design - Second Edition. Mc.Graw - Hill Series in Mechanical Engineering.
10. B. Venkatramann - S. Patel : Structural Mechanics with introductions to Elasticity and Plasticity. Mc.Graw - Hill Editions.
11. M. Albigés - A. Coin : Résistance des Matériaux Appliquée. Tome I-II. Collection de l' Institut Technique du Bâtiment et des Travaux Publics.
12. E. Callandreau : Problèmes de Résistance des Matériaux. Éditions Albin Michel.
13. István Szabó : Einführung in die Technische Mechanik. Springer-Verlag.
14. István Szabó : Höhere Technische Mechanik. Springer-Verlag.
15. István Szabó : Repertorium und Übungsbuch der Technischen Mechanik. Springer-Verlag.
16. An aid to solving Problems in Strength of Materials. Mir Publishers - Moscow. Translated from the Russian by Yuri Ermolyen. Μετάφραση στα αγγλικά της ρωσικής έκδοσης του 1969.

ΠΕΡΙΕΧΟΜΕΝΑ

	Σελίδα	
0. Τανυστές	7	
1. Παραμορφώσεις	11	
2. Τάσεις	20	
3. Καταστατικές εξισώσεις	31	
4. Έπιπεδη ένταση] 39	
Έπιπεδη παραμόρφωση		
Τασική συνάρτηση	50	
5. Κέντρο βάρους	54	
6. Ροπές αδράνειας	59	
7. Κάμψη και Παραμόρφωση	[α. Κάμψη δοκών 59 β. Έλαστική γραμμή 76 γ. Διάτμηση 82 δ. Εξίσωση Castigliano 95	
δοκών		
8. Στρέψη		99
9. Ένεργειακές μέθοδοι] 115
Θεώρημα Castigliano		
Υπερελαστικοί φορείς	146	
10. Γενικές ασκήσεις		
11. Γενικές επαναληπτικές ασκήσεις		
Βιβλιογραφία		
Περιεχόμενα		

γραφική δουλειά :
„ underground track „



ISBN 960-7013-09-3