

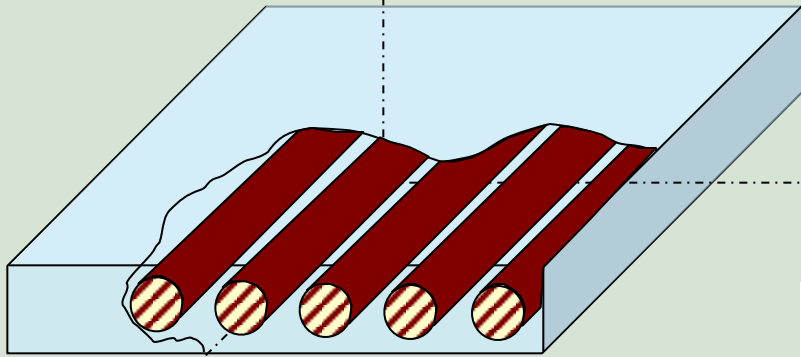
Ειδικά Θέματα Μηχανικής

(Μηχανική Σύνθετων Υλικών)

Κεφάλαιο 2 (2.2)

Λεπτή στρώση ορθοτρόπου υλικού: **επίπεδη ένταση** $\sigma_3 = \sigma_4 = \sigma_5 = 0$

$$\begin{Bmatrix} \epsilon_1 \\ \epsilon_2 \\ \epsilon_3 \\ \epsilon_4 \\ \epsilon_5 \\ \epsilon_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{11} & S_{12} & S_{13} & 0 & 0 & 0 \\ S_{12} & S_{22} & S_{23} & 0 & 0 & 0 \\ S_{13} & S_{23} & S_{33} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & S_{44} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & S_{55} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & S_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix}$$



on-axis ορθότροπο

$$\begin{Bmatrix} \epsilon_1 \\ \epsilon_2 \\ \epsilon_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{11} & S_{12} & 0 \\ S_{12} & S_{22} & 0 \\ 0 & 0 & S_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix}$$

in-plane

$$\begin{aligned} \epsilon_3 &= S_{31}\sigma_1 + S_{32}\sigma_2 \\ \epsilon_4 &= \epsilon_5 = 0 \end{aligned}$$

out-of-plane

$$\begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{11} & Q_{12} & 0 \\ Q_{12} & Q_{22} & 0 \\ 0 & 0 & Q_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_1 \\ \epsilon_2 \\ \epsilon_6 \end{Bmatrix}$$

$$\begin{aligned} Q_{11} &= E_1 Q^{-1}, \quad Q_{22} = E_2 Q^{-1}, \quad Q_{12} = \nu_{12} E_2 Q^{-1} = \nu_{21} E_1 Q^{-1} \\ Q_{66} &= G_{12}, \quad Q = 1 - \nu_{12} \nu_{21} \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} Q_{11} &= S_{22} D^{-1}, \quad Q_{22} = S_{11} D^{-1}, \quad Q_{12} = -S_{12} D^{-1} \\ Q_{66} &= S_{66}^{-1}, \quad D = S_{11} S_{22} - S_{12}^2 \end{aligned}$$

Q: Μητρώο ανηγμένης δυσκαμψίας (reduced stiffness)

Λεπτή στρώση ορθοτρόπου υλικού: επίπεδη ένταση

διαφορετική προσέγγιση...!

$$\begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} C_{11} & C_{12} & C_{13} & 0 & 0 & 0 \\ C_{12} & C_{22} & C_{23} & 0 & 0 & 0 \\ C_{13} & C_{23} & C_{33} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & C_{44} & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & C_{55} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & C_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \varepsilon_1 \\ \varepsilon_2 \\ \varepsilon_3 \\ \varepsilon_4 \\ \varepsilon_5 \\ \varepsilon_6 \end{Bmatrix}$$

$$\begin{aligned} \sigma_1 &= C_{11}\varepsilon_1 + C_{12}\varepsilon_2 + C_{13}\varepsilon_3 \\ \sigma_2 &= C_{12}\varepsilon_1 + C_{22}\varepsilon_2 + C_{23}\varepsilon_3 \\ \sigma_6 &= C_{66}\varepsilon_6 \end{aligned}$$

$$\varepsilon_3 = -\frac{C_{13}}{C_{33}}\varepsilon_1 - \frac{C_{23}}{C_{33}}\varepsilon_2$$

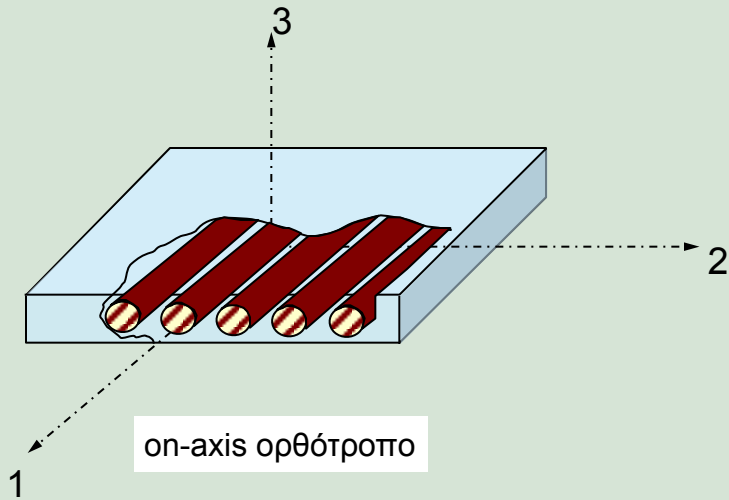
$$\sigma_3 = \sigma_4 = \sigma_5 = 0$$

$$\begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{11} & Q_{12} & 0 \\ Q_{12} & Q_{22} & 0 \\ 0 & 0 & Q_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \varepsilon_1 \\ \varepsilon_2 \\ \varepsilon_6 \end{Bmatrix}$$

$$\begin{aligned} \sigma_1 &= \left(C_{11} - \frac{C_{13}^2}{C_{33}} \right) \varepsilon_1 + \left(C_{12} - \frac{C_{13}C_{23}}{C_{33}} \right) \varepsilon_2 \\ \sigma_2 &= \left(C_{12} - \frac{C_{13}C_{23}}{C_{33}} \right) \varepsilon_1 + \left(C_{22} - \frac{C_{23}^2}{C_{33}} \right) \varepsilon_2 \\ \sigma_6 &= C_{66}\varepsilon_6 \end{aligned}$$

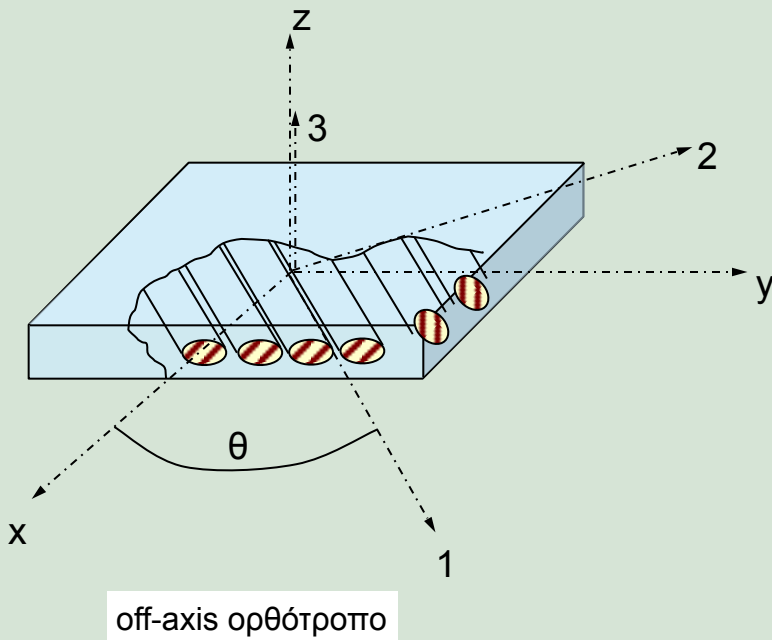
$$\begin{aligned} Q_{11} &= \left(C_{11} - \frac{C_{13}^2}{C_{33}} \right) & Q_{12} &= \left(C_{12} - \frac{C_{13}C_{23}}{C_{33}} \right) \\ Q_{22} &= \left(C_{22} - \frac{C_{23}^2}{C_{33}} \right) & Q_{66} &= C_{66} \end{aligned}$$

Λεπτή στρώση ορθοτρόπου υλικού: επίπεδη ένταση



$$\begin{Bmatrix} \epsilon_1 \\ \epsilon_2 \\ \epsilon_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{11} & S_{12} & 0 \\ S_{12} & S_{22} & 0 \\ 0 & 0 & S_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix}$$

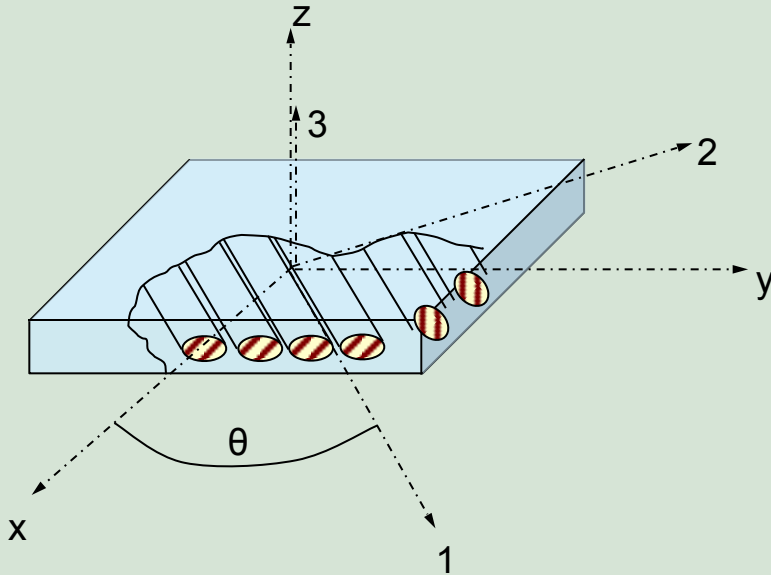
$$\begin{Bmatrix} \sigma_1 \\ \sigma_2 \\ \sigma_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{11} & Q_{12} & 0 \\ Q_{12} & Q_{22} & 0 \\ 0 & 0 & Q_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_1 \\ \epsilon_2 \\ \epsilon_6 \end{Bmatrix}$$



$$\begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{xx} & S_{xy} & S_{xs} \\ S_{yx} & S_{yy} & S_{ys} \\ S_{sx} & S_{sy} & S_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix}$$

$$\begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{xx} & Q_{xy} & Q_{xs} \\ Q_{yx} & Q_{yy} & Q_{ys} \\ Q_{sx} & Q_{sy} & Q_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix}$$

Γενικώς ορθότροπη στρώση



$$\begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{xx} & S_{xy} & S_{xs} \\ S_{yx} & S_{yy} & S_{ys} \\ S_{sx} & S_{sy} & S_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix} \quad \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{xx} & Q_{xy} & Q_{xs} \\ Q_{yx} & Q_{yy} & Q_{ys} \\ Q_{sx} & Q_{sy} & Q_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix}$$

$$S'_{11} = S_{11}m^4 + m^2n^2(2S_{12} + S_{66}) + S_{22}n^4$$

$$S'_{12} = m^2n^2(S_{11} + S_{22} - S_{66}) + S_{12}(m^4 + n^4)$$

$$S'_{13} = S_{13}m^2 + S_{23}n^2$$

$$S'_{16} = mn[2S_{11}m^2 - 2S_{22}n^2 - (2S_{12} + S_{66})(m^2 - n^2)]$$

$$S'_{22} = S_{11}n^4 + m^2n^2(2S_{12} + S_{66}) + S_{22}m^4$$

$$S'_{23} = S_{13}n^2 + S_{23}m^2$$

$$S'_{26} = mn[2S_{11}n^2 - 2S_{22}m^2 + (2S_{12} + S_{66})(m^2 - n^2)]$$

$$S'_{33} = S_{33}$$

$$S'_{36} = 2(S_{13} - S_{23})mn$$

$$S'_{44} = S_{44}m^2 + S_{55}n^2$$

$$S'_{45} = (S_{55} - S_{44})mn$$

$$S'_{55} = S_{44}n^2 + S_{55}m^2$$

$$S'_{66} = 2(2S_{11} + 2S_{22} - 4S_{12})m^2n^2 + S_{66}(m^2 - n^2)^2$$

$$S'_{14} = S'_{15} = S'_{24} = S'_{25} = S'_{34} = S'_{35} = S'_{46} = S'_{56} = 0$$

$$S_{xx} = S_{11}m^4 + m^2n^2(2S_{12} + S_{66}) + S_{22}n^4$$

$$S_{xy} = m^2n^2(S_{11} + S_{22} - S_{66}) + S_{12}(m^4 + n^4)$$

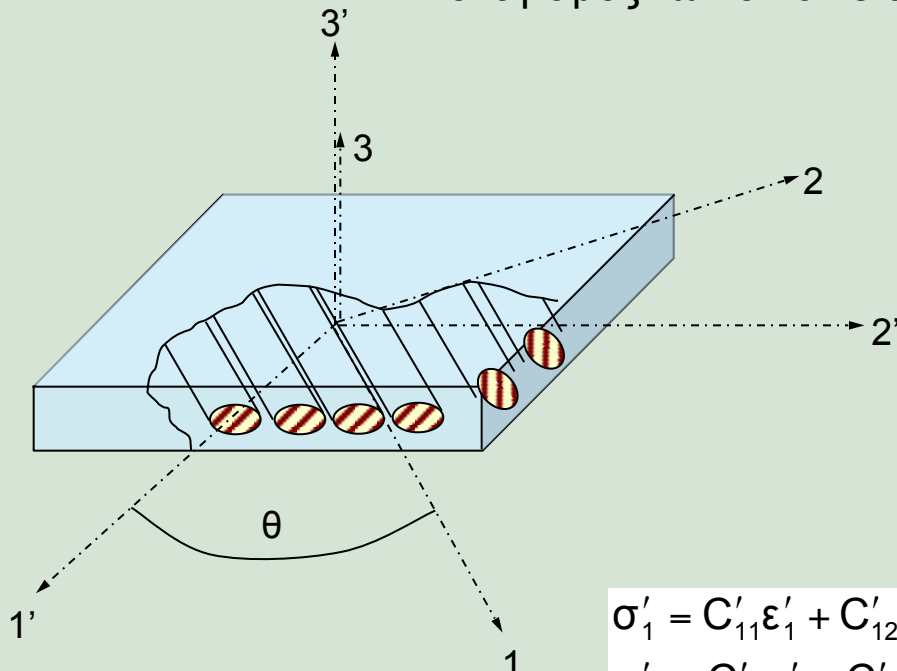
$$S_{xs} = mn[2S_{11}m^2 - 2S_{22}n^2 - (2S_{12} + S_{66})(m^2 - n^2)]$$

$$S_{yy} = S_{11}n^4 + m^2n^2(2S_{12} + S_{66}) + S_{22}m^4$$

$$S_{ys} = mn[2S_{11}n^2 - 2S_{22}m^2 + (2S_{12} + S_{66})(m^2 - n^2)]$$

$$S_{ss} = 2(2S_{11} + 2S_{22} - 4S_{12})m^2n^2 + S_{66}(m^2 - n^2)^2$$

Υπολογισμός των off-axis συνιστωσών του μητρώου Q



$$\begin{Bmatrix} \sigma'_1 \\ \sigma'_2 \\ \sigma'_3 \\ \sigma'_4 \\ \sigma'_5 \\ \sigma'_6 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} C'_{11} & C'_{12} & C'_{13} & 0 & 0 & C'_{16} \\ C'_{12} & C'_{22} & C'_{23} & 0 & 0 & C'_{26} \\ C'_{13} & C'_{23} & C'_{33} & 0 & 0 & C'_{36} \\ 0 & 0 & 0 & C'_{44} & C'_{45} & 0 \\ 0 & 0 & 0 & C'_{45} & C'_{55} & 0 \\ C'_{16} & C'_{26} & C'_{36} & 0 & 0 & C'_{66} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon'_1 \\ \epsilon'_2 \\ \epsilon'_3 \\ \epsilon'_4 \\ \epsilon'_5 \\ \epsilon'_6 \end{Bmatrix}$$

π.χ.

$$\begin{aligned} \sigma'_1 &= C'_{11}\epsilon'_1 + C'_{12}\epsilon'_2 + C'_{13}\epsilon'_3 + C'_{16}\epsilon'_6 \\ \sigma'_2 &= C'_{21}\epsilon'_1 + C'_{22}\epsilon'_2 + C'_{23}\epsilon'_3 + C'_{26}\epsilon'_6 \\ \sigma'_6 &= C'_{61}\epsilon'_1 + C'_{62}\epsilon'_2 + C'_{63}\epsilon'_3 + C'_{66}\epsilon'_6 \end{aligned}$$

$$\epsilon'_3 = -\frac{C'_{13}}{C'_{33}}\epsilon'_1 - \frac{C'_{23}}{C'_{33}}\epsilon'_2 - \frac{C'_{36}}{C'_{33}}\epsilon'_6$$

$$\sigma'_1 = \left(C'_{11} - \frac{C'^2_{13}}{C'_{33}} \right) \epsilon'_1 + \left(C'_{12} - \frac{C'_{13}C'_{23}}{C'_{33}} \right) \epsilon'_2 + \left(C'_{16} - \frac{C'_{36}C'_{13}}{C'_{33}} \right) \epsilon'_6$$

$$Q_{xx}$$

$$Q_{xy}$$

$$Q_{xs}$$

$$\begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} Q_{xx} & Q_{xy} & Q_{xs} \\ Q_{yx} & Q_{yy} & Q_{ys} \\ Q_{sx} & Q_{sy} & Q_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix}$$

Ετσι π.χ. για την συνιστώσα Q_{xs} :

$$Q_{xs} = \left(C'_{16} - \frac{C'_{36} C'_{13}}{C'_{33}} \right)$$

$$C'_{11} = C_{11}m^4 + 2m^2n^2(C_{12} + 2C_{66}) + C_{22}n^4$$

$$C'_{12} = m^2n^2(C_{11} + C_{22} - 4C_{66}) + C_{12}(m^4 + n^4)$$

$$C'_{13} = C_{13}m^2 + C_{23}n^2$$

$$C'_{16} = mn[C_{11}m^2 - C_{22}n^2 - (C_{12} + 2C_{66})(m^2 - n^2)]$$

$$C'_{22} = C_{11}n^4 + 2m^2n^2(C_{12} + 2C_{66}) + C_{22}m^4$$

$$C'_{23} = C_{13}n^2 + C_{23}m^2$$

$$C'_{26} = mn[C_{11}n^2 - C_{22}m^2 + (C_{12} + 2C_{66})(m^2 - n^2)]$$

$$C'_{33} = C_{33}$$

$$C'_{36} = (C_{13} - C_{23})mn$$

$$C'_{44} = C_{44}m^2 + C_{55}n^2$$

$$C'_{45} = (C_{55} - C_{44})mn$$

$$C'_{55} = C_{44}n^2 + C_{55}m^2$$

$$C'_{66} = (C_{11} + C_{22} - 2C_{12})m^2n^2 + C_{66}(m^2 - n^2)^2$$

$$C'_{14} = C'_{15} = C'_{24} = C'_{25} = C'_{34} = C'_{35} = C'_{46} = C'_{56} = 0$$

$$Q_{11} = \left(C_{11} - \frac{C_{13}^2}{C_{33}} \right) \quad Q_{12} = \left(C_{12} - \frac{C_{13}C_{23}}{C_{33}} \right)$$

$$Q_{22} = \left(C_{22} - \frac{C_{23}^2}{C_{33}} \right) \quad Q_{66} = C_{66}$$

$$Q_{xx} = Q_{11}m^4 + 2(Q_{12} + 2Q_{66})m^2n^2 + Q_{22}n^4$$

$$Q_{xy} = (Q_{11} + Q_{22} - 4Q_{66})m^2n^2 + Q_{12}(m^4 + n^4)$$

$$Q_{yy} = Q_{11}n^4 + 2(Q_{12} + 2Q_{66})m^2n^2 + Q_{22}m^4$$

$$Q_{xs} = (Q_{11} - Q_{12} - 2Q_{66})hm^3 + (Q_{12} - Q_{22} + 2Q_{66})h^3m$$

$$Q_{ys} = (Q_{11} - Q_{12} - 2Q_{66})mn^3 + (Q_{12} - Q_{22} + 2Q_{66})m^3n$$

$$Q_{ss} = (Q_{11} + Q_{22} - 2Q_{12} - 2Q_{66})h^2m^2 + Q_{66}(n^4 + m^4)$$

Τεχνικές ελαστικές σταθερές γενικώς ορθοτρόπου στρώσεως

$$\begin{Bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \varepsilon_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{xx} & S_{xy} & S_{xs} \\ S_{yx} & S_{yy} & S_{ys} \\ S_{sx} & S_{sy} & S_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix}$$

$$[S_{ij}] = \begin{bmatrix} \frac{1}{E_x} & -\nu_{yx} & \frac{\eta_{sx}}{G_{xy}} \\ -\nu_{xy} & \frac{1}{E_y} & \frac{\eta_{sy}}{G_{xy}} \\ \frac{\eta_{xs}}{E_x} & \frac{\eta_{ys}}{E_y} & \frac{1}{G_{xy}} \end{bmatrix}$$

$\eta_{is}, \eta_{si}, i=x,y$: συντελεστές διαμητικής αλληλεπίδρασης (Chentsov coefficients)

$\eta_{si} = \frac{\varepsilon_i}{\varepsilon_s}$: εκφράζει τον λόγο της ορθής παραμορφώσεως στην i -διεύθυνση, που προκαλείται από διαμητική τάση σ_s , προς την αντίστοιχη διαμητική

$\eta_{is} = \frac{\varepsilon_s}{\varepsilon_i}$: είναι ο λόγος διαμητικής παραμορφώσεως προς ορθή παραμόρφωση λόγω ορθής τάσεως στην i -διεύθυνση

Σχέσεις μετασχηματισμού τεχνικών ελαστικών σταθερών συναρτήσει της off-axis γωνίας

$$\frac{1}{E_x} = \frac{m^4}{E_1} + \left(\frac{1}{G_{12}} - \frac{2\nu_{12}}{E_1} \right) m^2 n^2 + \frac{n^4}{E_2}$$

$$\nu_{xy} = E_x \left[\frac{\nu_{12}}{E_1} (m^4 + n^4) - \left(\frac{1}{E_1} + \frac{1}{E_2} - \frac{1}{G_{12}} \right) m^2 n^2 \right]$$

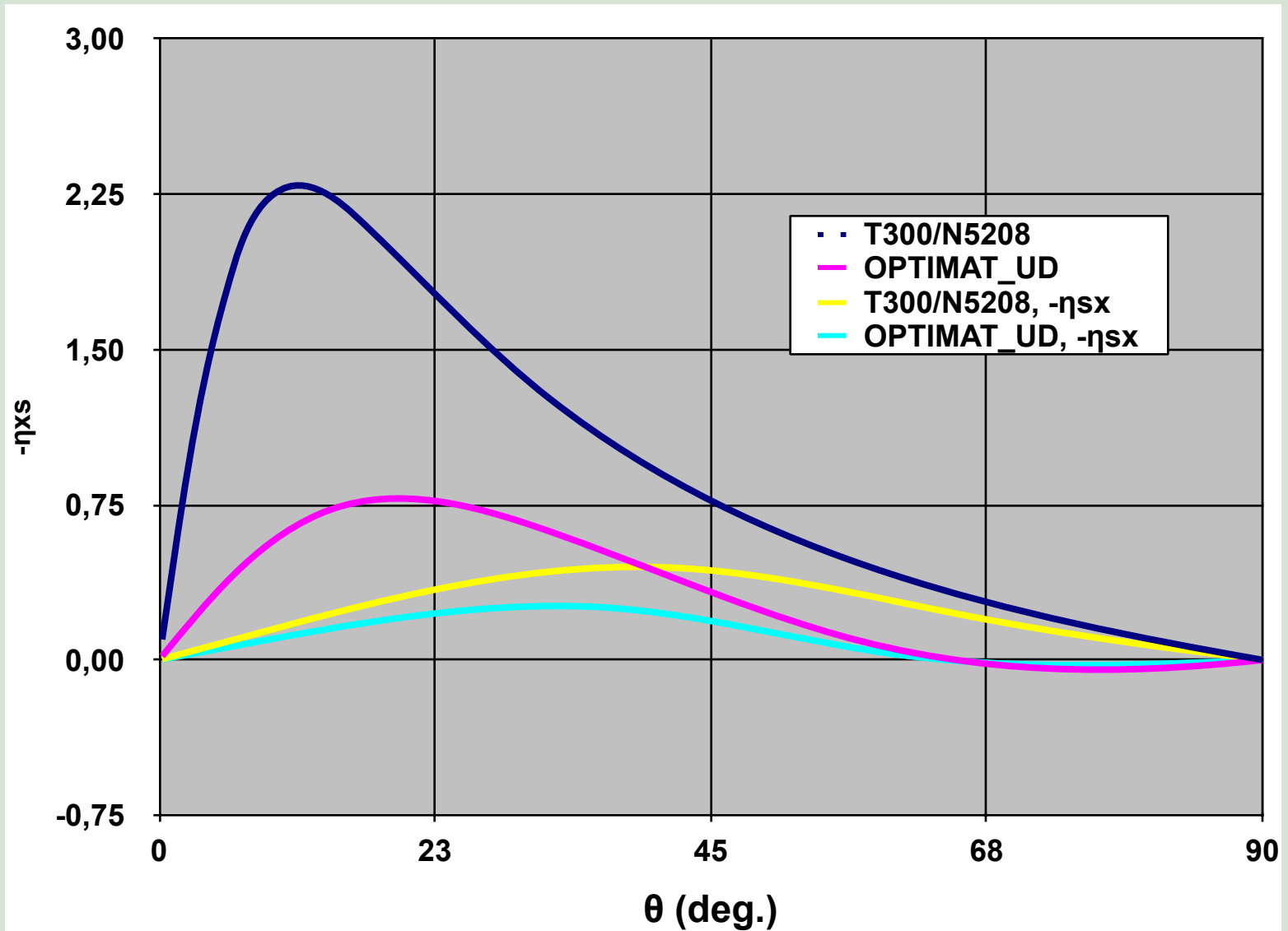
$$\frac{1}{E_y} = \frac{n^4}{E_1} + \left(\frac{1}{G_{12}} - \frac{2\nu_{12}}{E_1} \right) m^2 n^2 + \frac{m^4}{E_2}$$

$$\frac{1}{G_{xy}} = 2 \left(\frac{2}{E_1} + \frac{2}{E_2} + \frac{4\nu_{12}}{E_1} - \frac{1}{G_{12}} \right) m^2 n^2 + \frac{1}{G_{12}} (m^4 + n^4)$$

$$\eta_{xs} = E_x \left[\left(\frac{2}{E_1} + \frac{2\nu_{12}}{E_1} - \frac{1}{G_{12}} \right) m^3 n - \left(\frac{2}{E_2} + \frac{2\nu_{12}}{E_1} - \frac{1}{G_{12}} \right) n^3 m \right]$$

$$\eta_{ys} = E_y \left[\left(\frac{2}{E_1} + \frac{2\nu_{12}}{E_1} - \frac{1}{G_{12}} \right) n^3 m - \left(\frac{2}{E_2} + \frac{2\nu_{12}}{E_1} - \frac{1}{G_{12}} \right) m^3 n \right]$$

Μεταβολή τεχνικών ελαστικών σταθερών συναρτήσει της off-axis γωνίας



Αναλλοίωτες εκφράσεις συνιστωσών μητρώου ανηγμένης δυσκαμψίας

Τριγωνομετρικές ταυτότητες:

$$\cos^4 \theta = \frac{1}{8}(3 + 4 \cos 2\theta + \cos 4\theta)$$

$$\sin^4 \theta = \frac{1}{8}(3 - 4 \cos 2\theta + \cos 4\theta)$$

$$\cos \theta \sin^3 \theta = \frac{1}{8}(2 \sin 2\theta - \sin 4\theta)$$

$$\cos^3 \theta \sin \theta = \frac{1}{8}(2 \sin 2\theta + \sin 4\theta)$$

$$\cos^2 \theta \sin^2 \theta = \frac{1}{8}(1 - \cos 4\theta)$$

$$Q_{xx} = Q_{11}m^4 + 2(Q_{12} + 2Q_{66})m^2n^2 + Q_{22}n^4$$

$$Q_{xy} = (Q_{11} + Q_{22} - 4Q_{66})m^2n^2 + Q_{12}(m^4 + n^4)$$

$$Q_{yy} = Q_{11}n^4 + 2(Q_{12} + 2Q_{66})m^2n^2 + Q_{22}m^4$$

$$Q_{xs} = (Q_{11} - Q_{12} - 2Q_{66})hm^3 + (Q_{12} - Q_{22} + 2Q_{66})h^3m$$

$$Q_{ys} = (Q_{11} - Q_{12} - 2Q_{66})mn^3 + (Q_{12} - Q_{22} + 2Q_{66})m^3n$$

$$Q_{ss} = (Q_{11} + Q_{22} - 2Q_{12} - 2Q_{66})h^2m^2 + Q_{66}(n^4 + m^4)$$

$$Q_{xx} = U_1 + U_2 \cos 2\theta + U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{xy} = U_4 - U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{yy} = U_1 - U_2 \cos 2\theta + U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{ss} = U_5 - U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{xs} = \frac{1}{2}U_2 \sin 2\theta + U_3 \sin 4\theta$$

$$Q_{ys} = \frac{1}{2}U_2 \sin 2\theta - U_3 \sin 4\theta$$

$$U_1 = \frac{1}{8}(3Q_{11} + 3Q_{22} + 2Q_{12} + 4Q_{66})$$

$$U_2 = \frac{1}{2}(Q_{11} - Q_{22})$$

$$U_3 = \frac{1}{8}(Q_{11} + Q_{22} - 2Q_{12} - 4Q_{66})$$

$$U_4 = \frac{1}{8}(Q_{11} + Q_{22} + 6Q_{12} - 4Q_{66})$$

$$U_5 = \frac{1}{8}(Q_{11} + Q_{22} - 2Q_{12} + 4Q_{66})$$

$$U_5 = \frac{1}{2}(U_1 - U_4)$$

U_1, U_4 και U_5 αναλλοίωτες εκφράσεις

Εστω η ποσότητα:

$$U'_1 = \frac{1}{8} (3Q_{xx} + 3Q_{yy} + 2Q_{xy} + 4Q_{ss})$$

$$Q_{xx} = U_1 + U_2 \cos 2\theta + U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{xy} = U_4 - U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{yy} = U_1 - U_2 \cos 2\theta + U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{ss} = U_5 - U_3 \cos 4\theta$$

$$Q_{xs} = \frac{1}{2} U_2 \sin 2\theta + U_3 \sin 4\theta$$

$$Q_{ys} = \frac{1}{2} U_2 \sin 2\theta - U_3 \sin 4\theta$$

$$U'_1 = \frac{1}{8} (3Q_{11} + 3Q_{22} + 2Q_{12} + 4Q_{66}) \equiv U_1$$

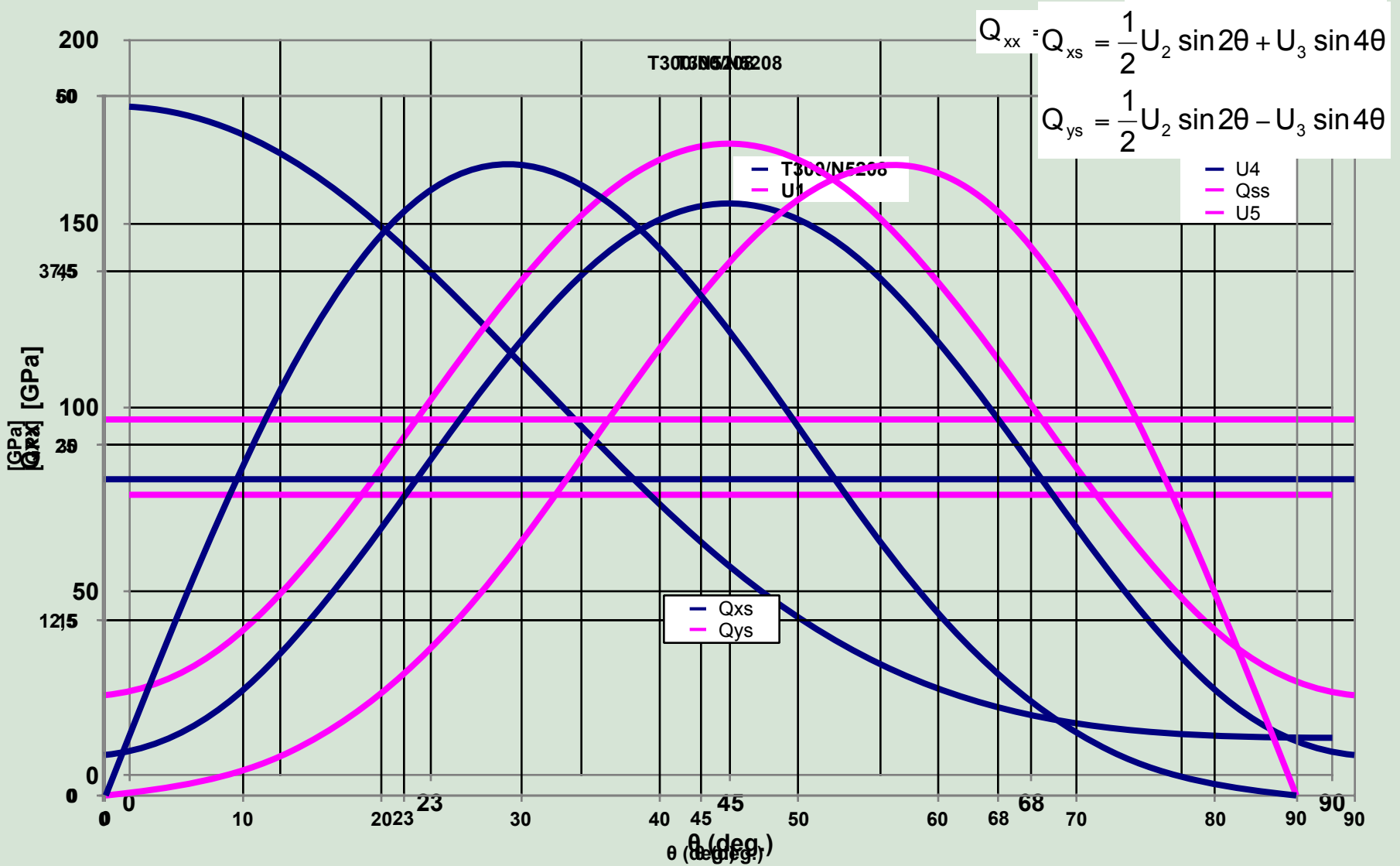
$$3Q_{11} + 3Q_{22} + 2Q_{12} + 4Q_{66} = 3Q_{xx} + 3Q_{yy} + 2Q_{xy} + 4Q_{ss}$$

Η U_1 μέση τιμή του Q_{xx} :

$$U_1 = \frac{2}{\pi} \int_0^{\pi/2} Q_{xx} d\theta = \frac{2}{\pi} \left\{ U_1 [\theta]^{1/2} + \frac{1}{2} U_2 [\sin 2\theta]^{1/2} + \frac{1}{4} U_3 [\sin 4\theta]^{1/2} \right\}$$

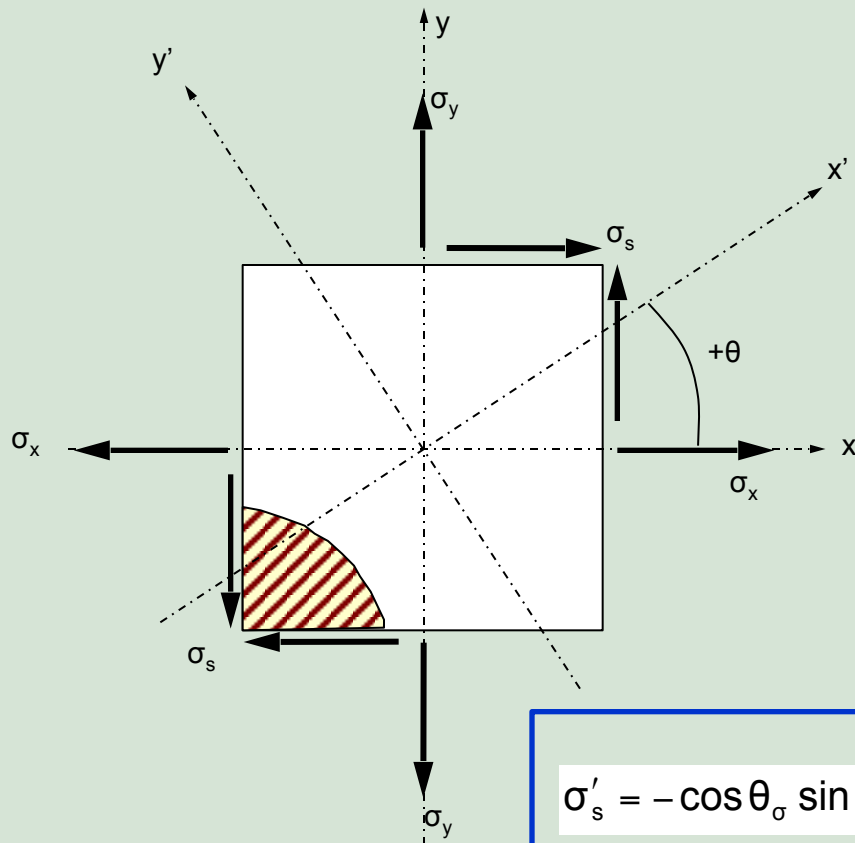
Ομοίως και για τα U_4, U_5

Μεταβολή αναλλοιώτων του μητρώου Q συναρτήσει της off-axis γωνίας



Συστήματα κυρίων τάσεων και παραμορφώσεων σε γενικώς ορθότροπη στρώση

$$\begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{xx} & S_{xy} & S_{xs} \\ S_{yx} & S_{yy} & S_{ys} \\ S_{sx} & S_{sy} & S_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix}$$



Παρομοίως:

$$\tan 2\theta_\epsilon = \frac{\epsilon_s}{\epsilon_x - \epsilon_y}$$

$$\tan 2\theta_\sigma = \frac{2\sigma_s}{\sigma_x - \sigma_y}$$

$$\sigma'_s = -\cos\theta_\sigma \sin\theta_\sigma \sigma_x + \cos\theta_\sigma \sin\theta_\sigma \sigma_y + (\cos^2\theta_\sigma - \sin^2\theta_\sigma) \sigma_s = 0$$

$$\begin{Bmatrix} \sigma'_x \\ \sigma'_y \\ \sigma'_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} m^2 & n^2 & 2mn \\ n^2 & m^2 & -2mn \\ -mn & mn & m^2 - n^2 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix}$$

$$\begin{Bmatrix} \epsilon'_x \\ \epsilon'_y \\ \epsilon'_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} m^2 & n^2 & mn \\ n^2 & m^2 & -mn \\ -2mn & 2mn & m^2 - n^2 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \epsilon_x \\ \epsilon_y \\ \epsilon_s \end{Bmatrix}$$

$m = \cos\theta, n = \sin\theta$

Σε ποιά γωνία θα είναι το σύστημα κυρίων τάσεων;

Συστήματα κυρίων τάσεων και παραμορφώσεων σε γενικώς ορθότροπη στρώση

Ταυτίζονται τα δύο κύρια συστήματα συντεταγμένων;

$$\tan 2\theta_\varepsilon = \frac{S_{xs}\sigma_x + S_{ys}\sigma_y + S_{ss}\sigma_s}{(S_{xx} - S_{xy})\sigma_x - (S_{yy} - S_{xy})\sigma_y + (S_{xs} - S_{ys})\sigma_s}$$

Γιά ισότροπο υλικό: $S_{xs}=S_{ys}=0$, $S_{xx}=S_{yy}$ και $S_{ss}=2(S_{xx}-S_{xy})$



$$\tan 2\theta_\varepsilon = \tan 2\theta_\sigma$$

$$\begin{Bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \varepsilon_s \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} S_{xx} & S_{xy} & S_{xs} \\ S_{yx} & S_{yy} & S_{ys} \\ S_{sx} & S_{sy} & S_{ss} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \sigma_s \end{Bmatrix}$$

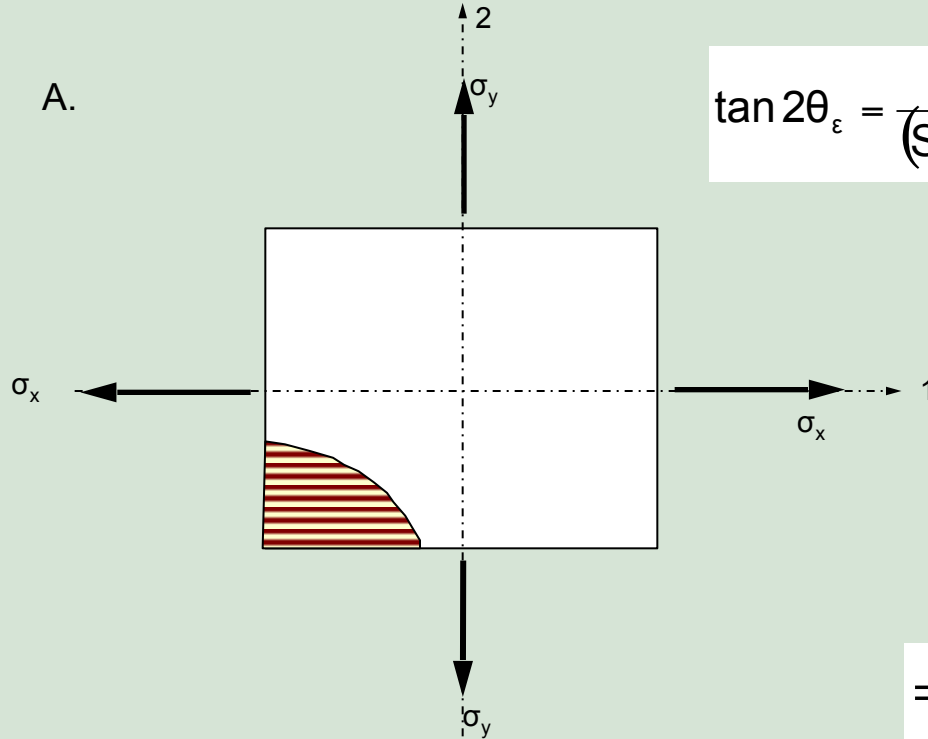
$$\tan 2\theta_\varepsilon = \frac{\varepsilon_s}{\varepsilon_x - \varepsilon_y}$$

$$\tan 2\theta_\sigma = \frac{2\sigma_s}{\sigma_x - \sigma_y}$$

$$\sigma_{I,II} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \sigma_s^2}$$

$$\varepsilon_{I,II} = \frac{\varepsilon_x + \varepsilon_y}{2} \pm \frac{1}{2} \sqrt{(\varepsilon_x - \varepsilon_y)^2 + \varepsilon_s^2}$$

Γιά ορθότροπο μέσο τα δύο συστήματα δεν ταυτίζονται παρά μόνον όταν:

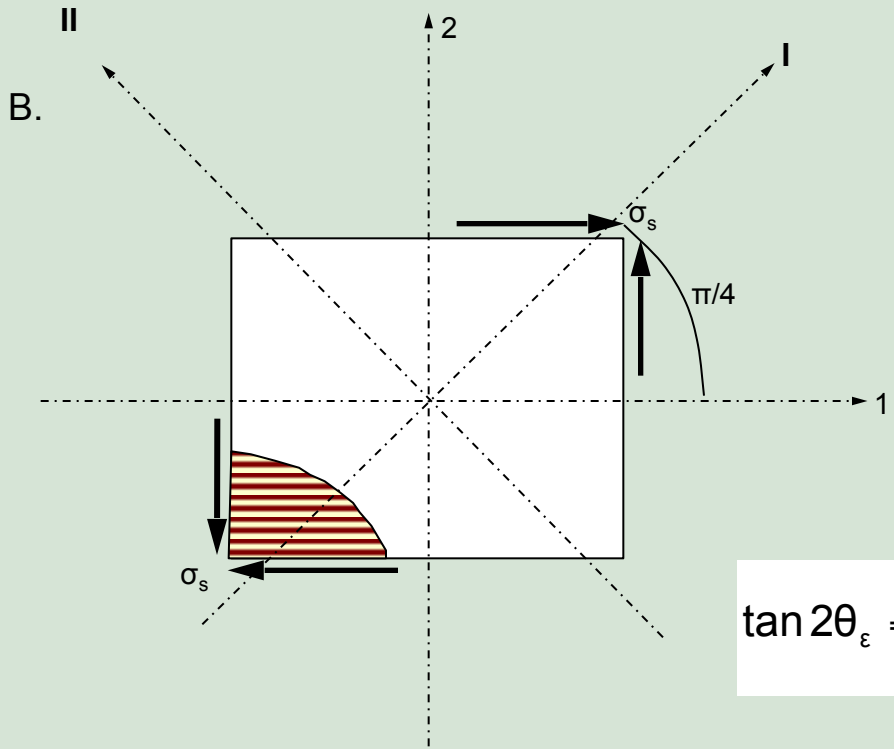


$$\tan 2\theta_\varepsilon = \frac{S_{xs}\sigma_x + S_{ys}\sigma_y + S_{ss}\sigma_s}{(S_{xx} - S_{xy})\sigma_x - (S_{yy} - S_{xy})\sigma_y + (S_{xs} - S_{ys})\sigma_s}$$

$$\tan 2\theta_\sigma = \frac{2\sigma_s}{\sigma_x - \sigma_y}$$

$$\Rightarrow \theta_\varepsilon = \theta_\sigma = 0$$

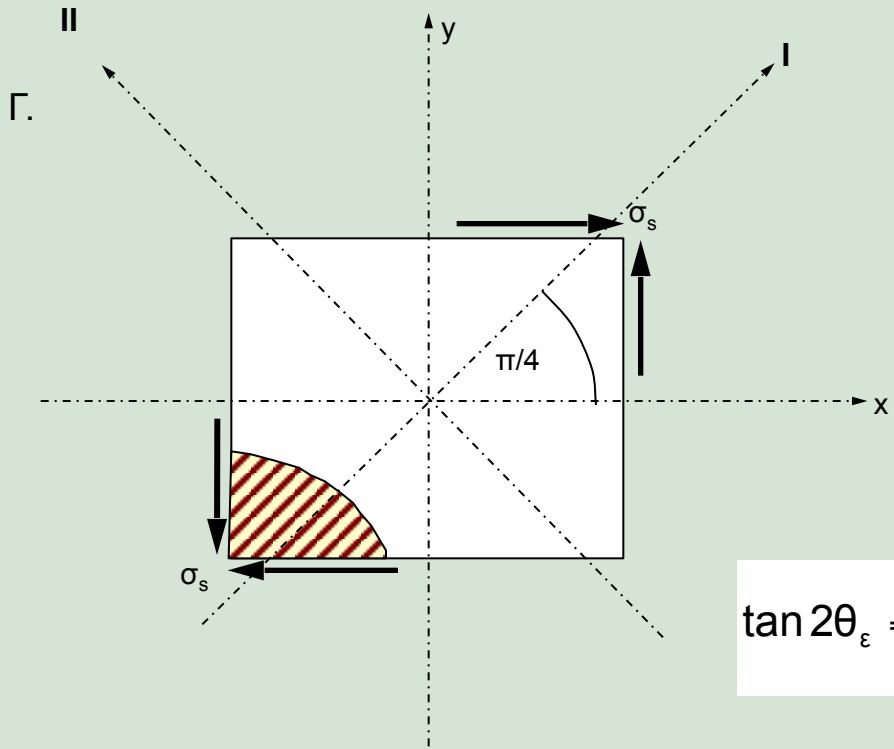
Γιά ορθότροπο μέσο τα δύο συστήματα δεν ταυτίζονται παρά μόνον όταν:



$$\tan 2\theta_\epsilon = \frac{S_{xs}\sigma_x + S_{ys}\sigma_y + S_{ss}\sigma_s}{(S_{xx} - S_{xy})\sigma_x - (S_{yy} - S_{xy})\sigma_y + (S_{xs} - S_{ys})\sigma_s}$$

$$\tan 2\theta_\sigma = \frac{2\sigma_s}{\sigma_x - \sigma_y}$$

Γιά ορθότροπο μέσο τα δύο συστήματα δεν ταυτίζονται παρά μόνον όταν:



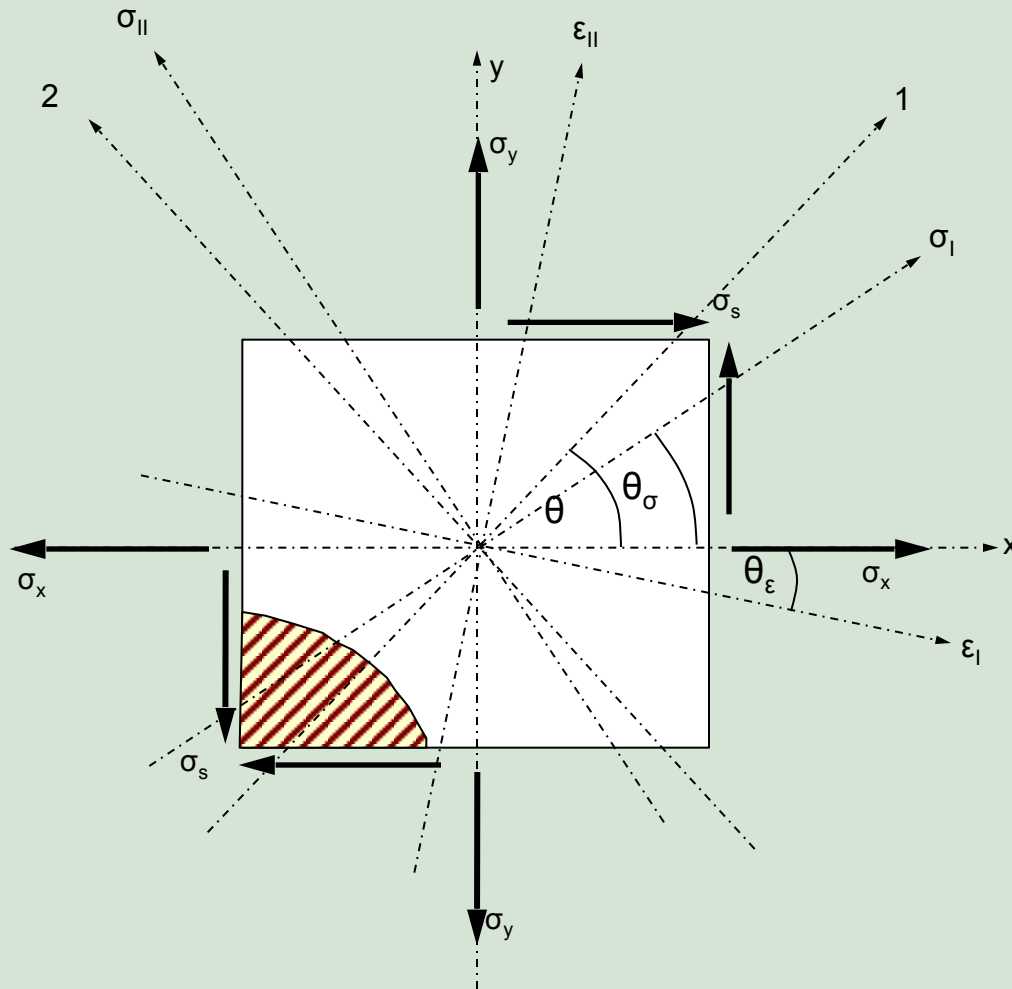
$$\tan 2\theta_\epsilon = \frac{S_{xs}\sigma_x + S_{ys}\sigma_y + S_{ss}\sigma_s}{(S_{xx} - S_{xy})\sigma_x - (S_{yy} - S_{xy})\sigma_y + (S_{xs} - S_{ys})\sigma_s}$$

0
0
0

$$\tan 2\theta_\sigma = \frac{2\sigma_s}{\sigma_x - \sigma_y}$$

0
0

Επομένως, για γενικώς ορθότροπο μέσο συναντώνται τα εξής συστήματα συντεταγμένων:



(x-y): φυσικό σύστημα συντεταγμένων

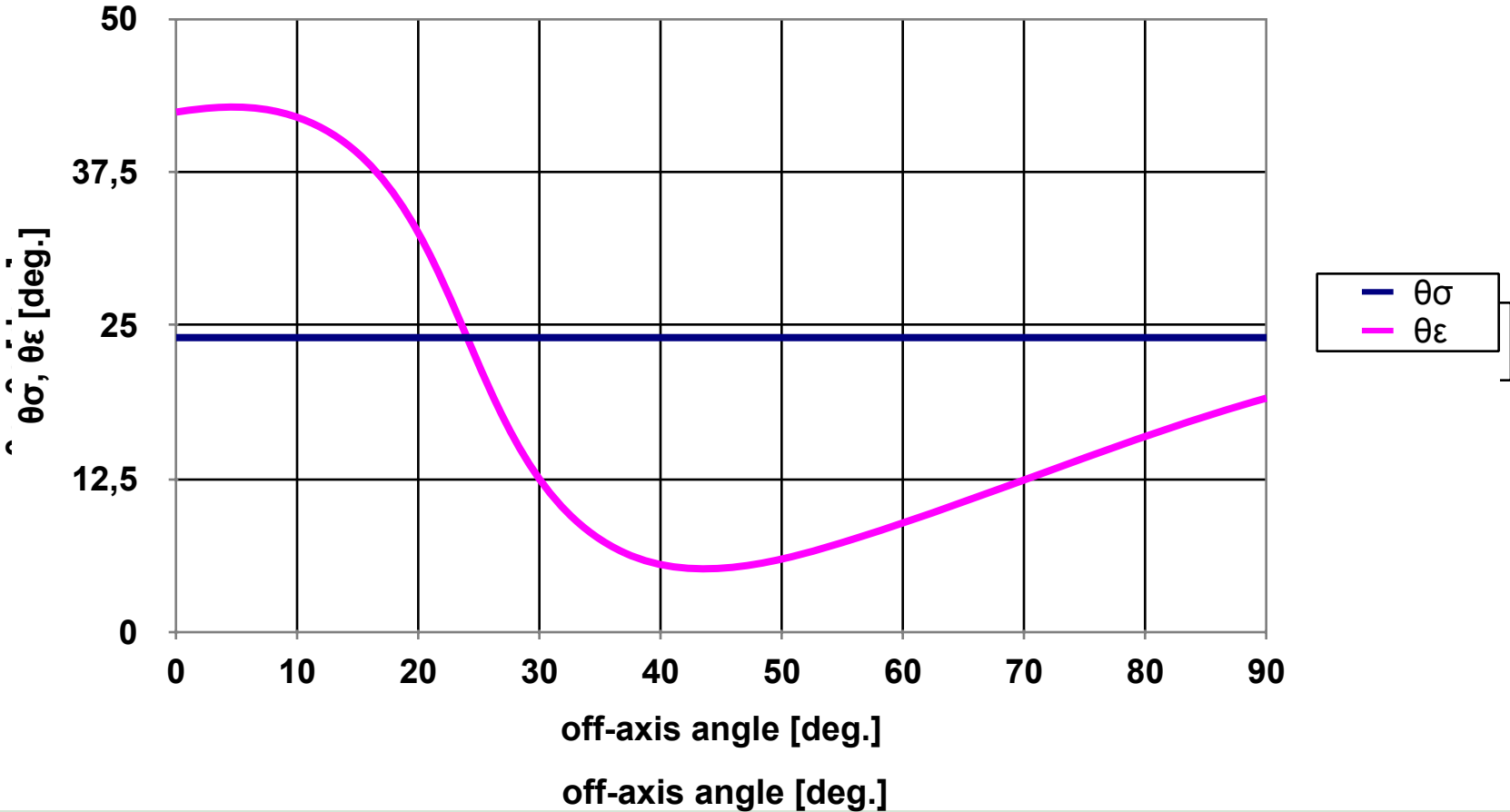
(1-2): κύριο σύστημα συντεταγμένων
ή κύριο σύστημα υλικού ή
σύστημα συμμετρίας του μέσου

(σ_I - σ_{II}): σύστημα κυρίων τάσεων

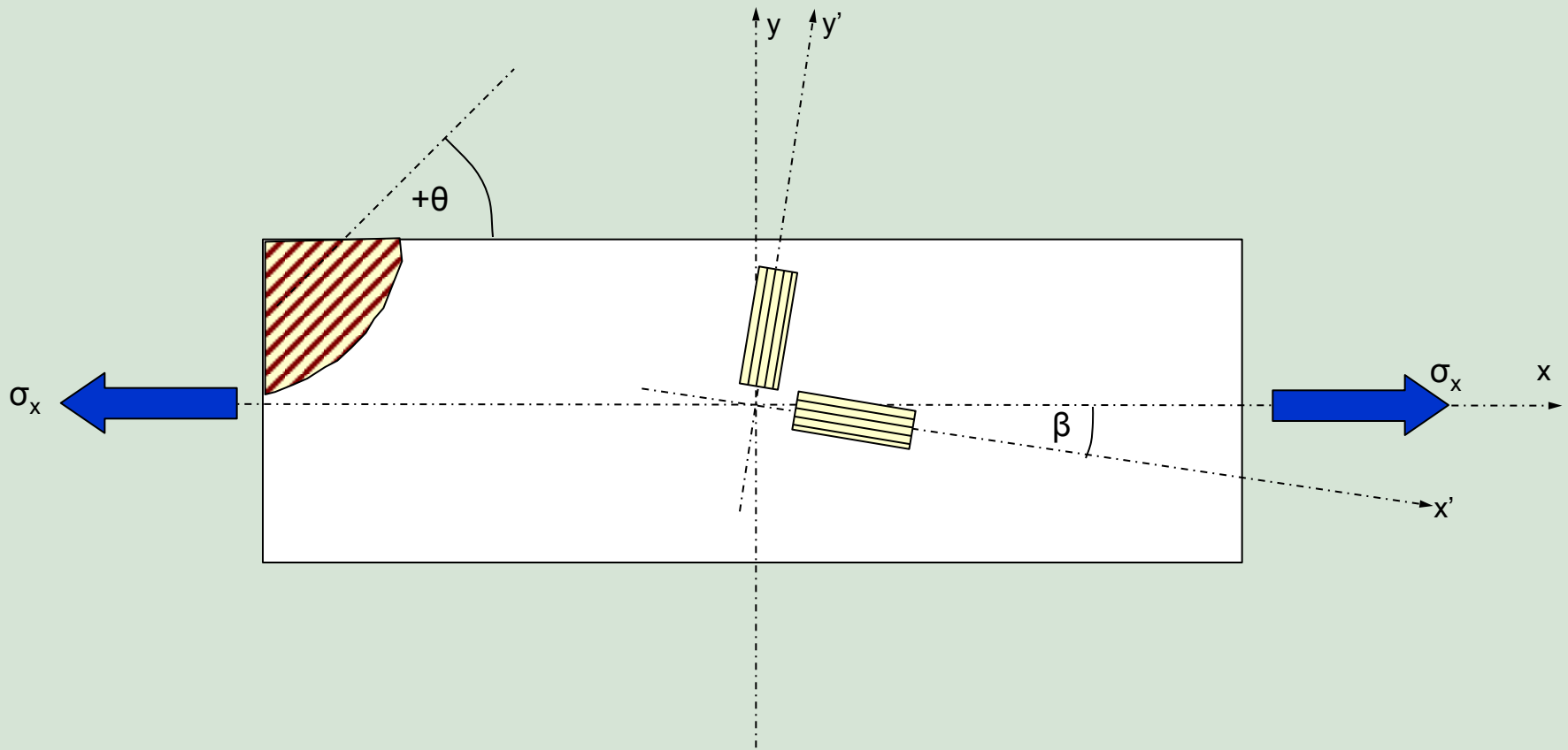
(ϵ_I - ϵ_{II}): σύστημα κυρίων παραμορφώσεων

Διαφορά συστημάτων κυρίων τάσεων και παραμορφώσεων συναρτήσει φορτίου και γωνίας ινών

T300/N5208 $\sigma_x=90$ MPa, $\sigma_y=0$ MPa, $\sigma_s=50$ MPa,

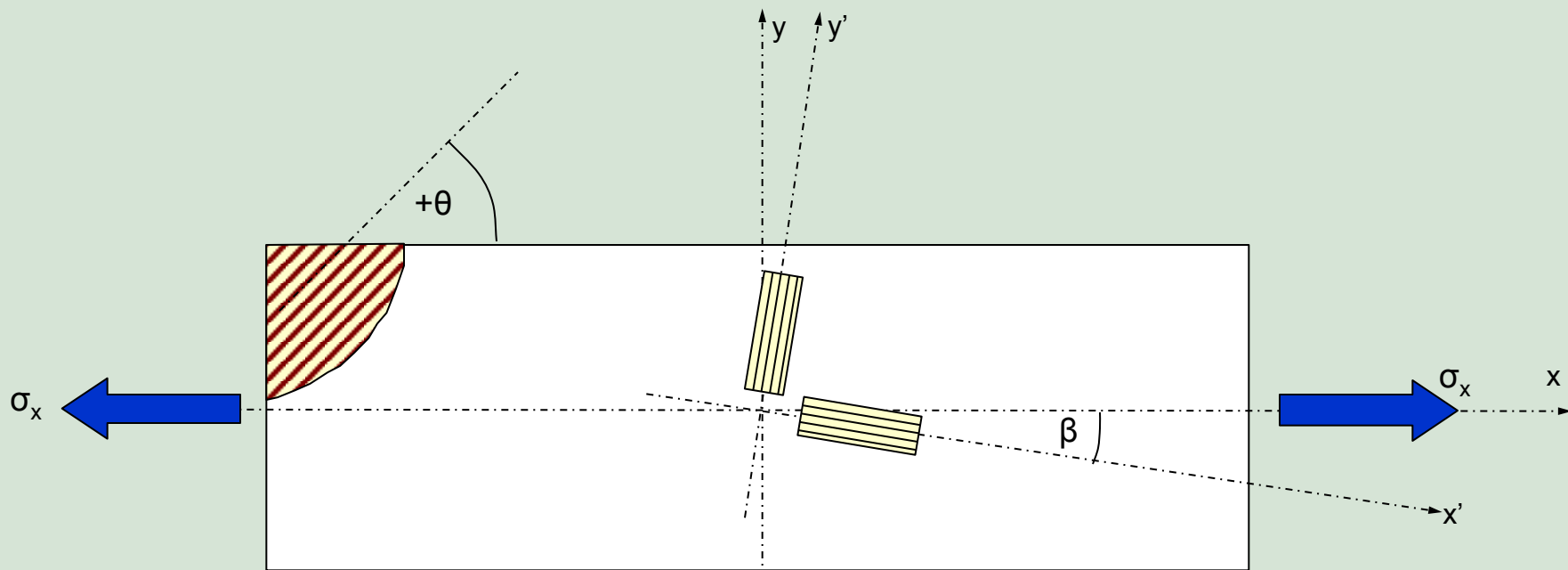


Δοκιμή εφελκυσμού σε off-axis ορθότροπο δοκίμιο για μέτρηση E_x και ν_{xy}



Να υπολογισθεί το σφάλμα στις μετρήσεις όταν το υλικό του δοκιμίου είναι:

1. Graphite/Epoxy UD με $E_1=170$ GPa, $E_2=8$ GPa, $G_{12}=6$ GPa, $\nu_{12}=0.32$
2. Steel, $\nu=0.28$, $E=200$ GPa



Γιά συγκεκριμένη τιμή της εφαρμοζόμενης τάσης, σ_x , υπολογίζονται οι συνιστώσες του διανύσματος παραμόρφωσης στο φυσικό σύστημα συντεταγμένων:

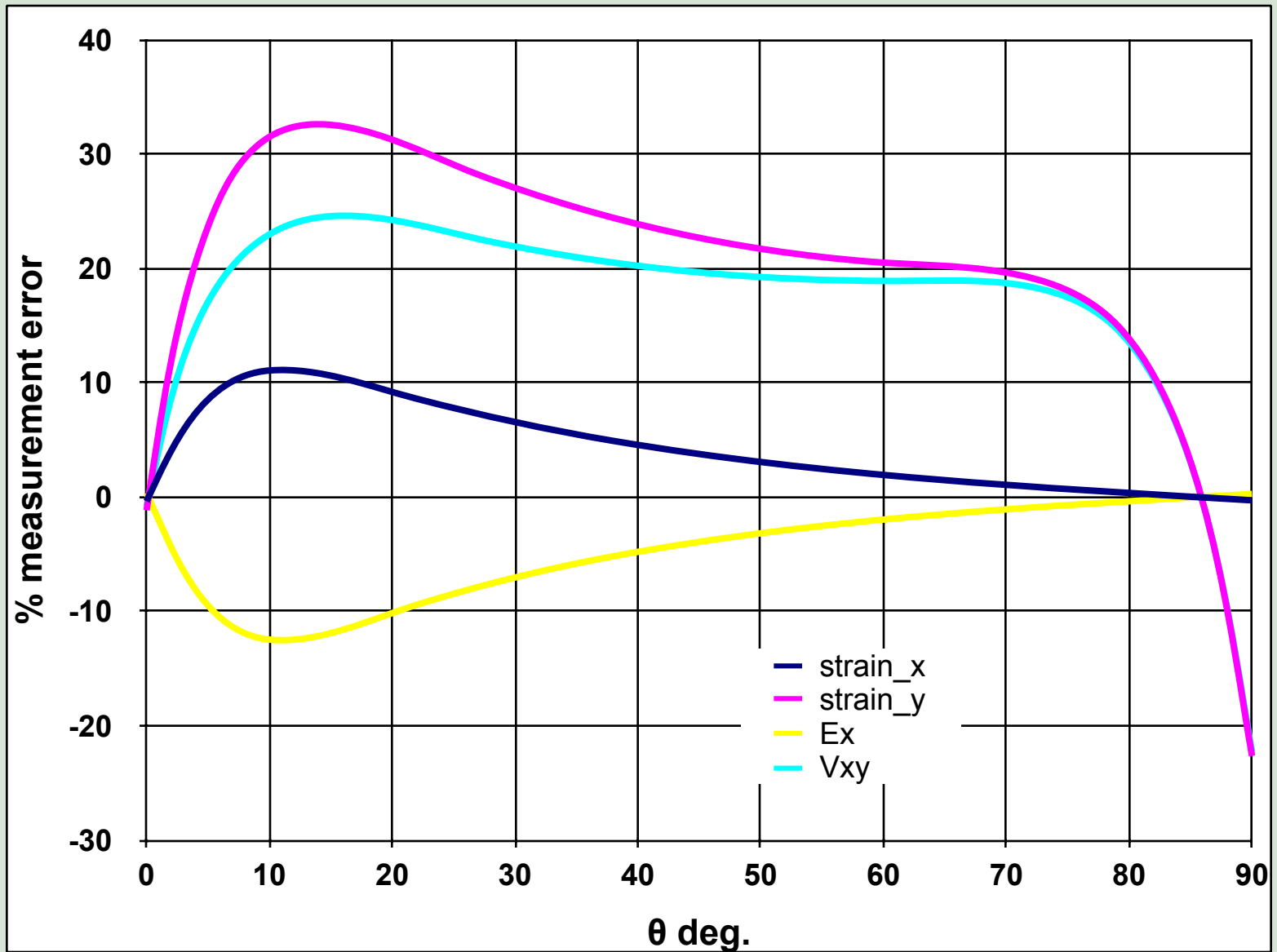
$$\varepsilon_x = \frac{\sigma_x}{E_x}, \quad \varepsilon_y = \frac{-\nu_{xy}}{E_x} \sigma_x, \quad \varepsilon_s = \frac{\eta_{xs}}{E_x} \sigma_x$$

Οι μετρούμενες από τα strain gauges παραμορφώσεις:

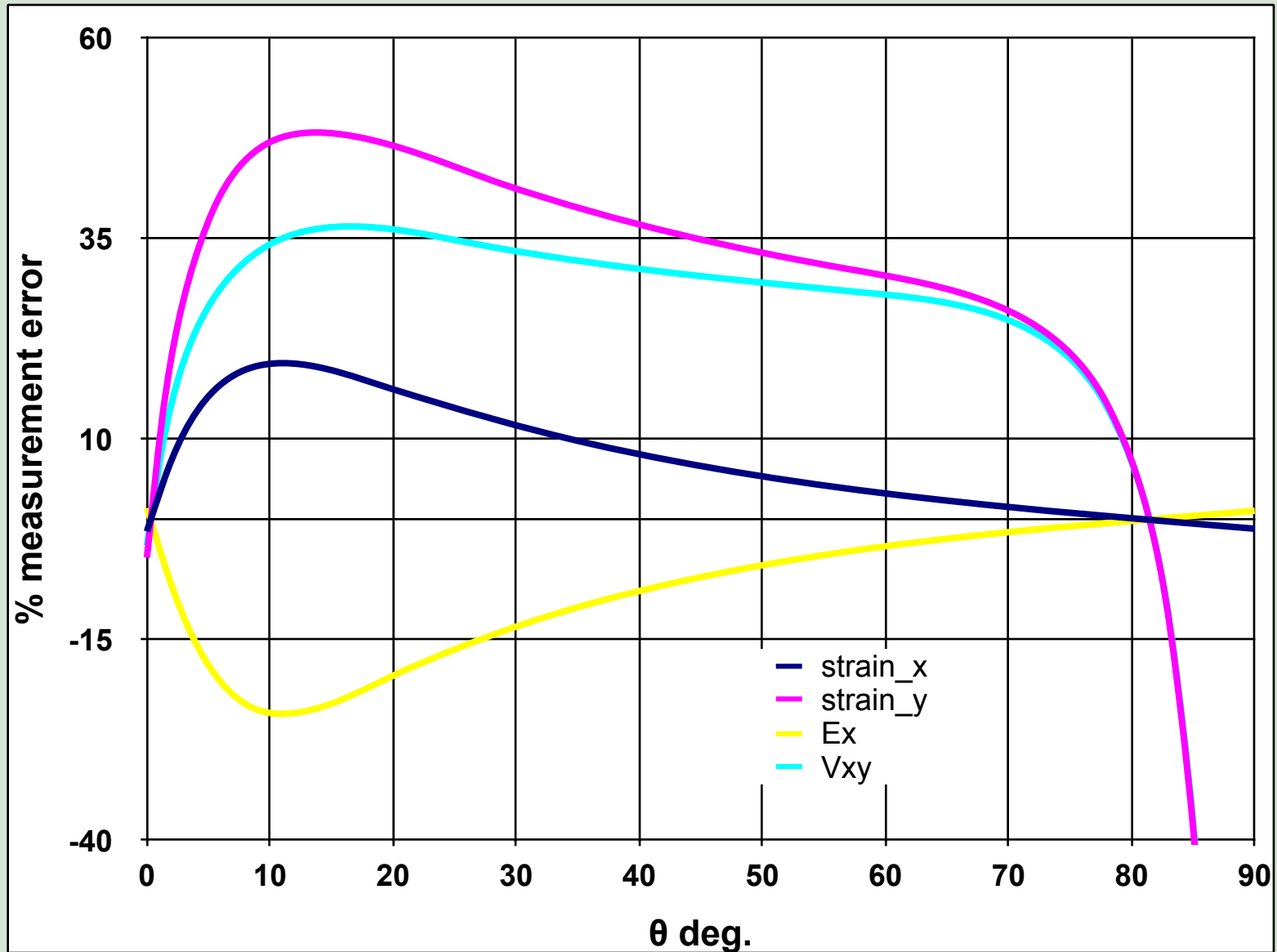
$$\varepsilon'_x = \varepsilon_x \cos^2 \beta + \varepsilon_y \sin^2 \beta - \varepsilon_s \cos \beta \sin \beta$$

$$\varepsilon'_y = \varepsilon_x \sin^2 \beta + \varepsilon_y \cos^2 \beta + \varepsilon_s \cos \beta \sin \beta$$

Ποσοστιαίο σφάλμα μέτρησης για $\beta=-3^\circ$



Ποσοστιαίο σφάλμα μέτρησης για $\beta = -6^\circ$



Γιά την περίπτωση του ισοτρόπου μέσου, το διάνυσμα παραμορφώσεως στο φυσικό σύστημα συντεταγμένων έχει συνιστώσες:

$$\begin{Bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \varepsilon_s \end{Bmatrix} = \begin{pmatrix} 0.350 \\ -0.098 \\ 0 \end{pmatrix} \cdot 10^{-3}$$

οι τιμές των μετρούμενων από τα **strain gauges** παραμορφώσεων θα είναι ίσες με:

$$\begin{aligned} \varepsilon'_x &= 0.348 \cdot 10^{-3} \\ \varepsilon'_y &= -0.097 \cdot 10^{-3} \end{aligned}$$

% Σφάλμα στην μέτρηση	
ε_x	1.42
ε_y	-5.26
E	1.40
ν	-3.78