



Corso Luigi Einaudi, 55 - Torino

Appunti universitari

Tesi di laurea

Cartoleria e cancelleria

Stampa file e fotocopie

Print on demand

Rilegature

NUMERO: 2013A -

ANNO: 2016

A P P U N T I

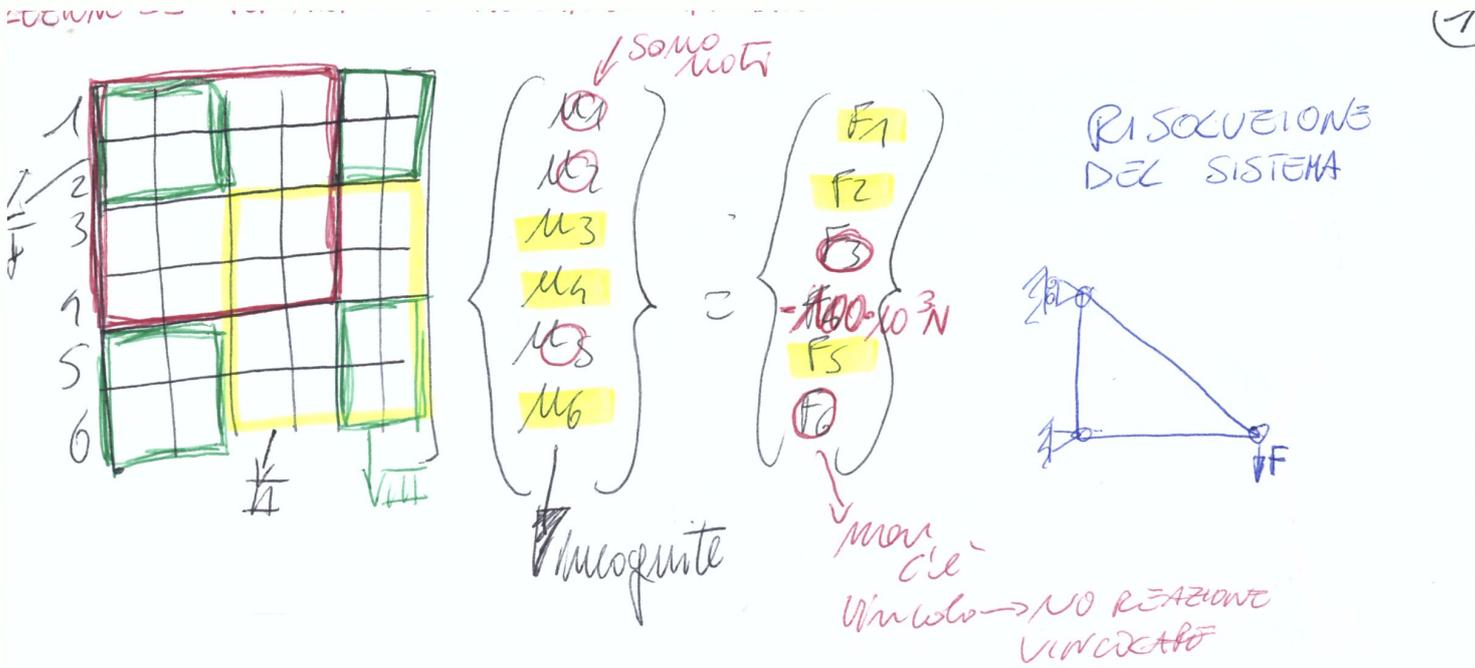
STUDENTE: Scarcello Domenico

MATERIA: Fondamenti di meccanica strutturale - Teoria +
esercizi - Prof. Curà

Il presente lavoro nasce dall'impegno dell'autore ed è distribuito in accordo con il Centro Appunti.

Tutti i diritti sono riservati. È vietata qualsiasi riproduzione, copia totale o parziale, dei contenuti inseriti nel presente volume, ivi inclusa la memorizzazione, rielaborazione, diffusione o distribuzione dei contenuti stessi mediante qualunque supporto magnetico o cartaceo, piattaforma tecnologica o rete telematica, senza previa autorizzazione scritta dell'autore.

**ATTENZIONE: QUESTI APPUNTI SONO FATTI DA STUDENTIE NON SONO STATI VISIONATI DAL DOCENTE.
IL NOME DEL PROFESSORE, SERVE SOLO PER IDENTIFICARE IL CORSO.**



risolvere le equazioni con spostamenti incogniti $\rightarrow u_3, u_4, u_6$

$$K_{33} \cdot u_3 + K_{34} \cdot u_4 + K_{36} \cdot u_6 = 0$$

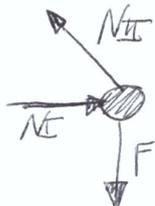
$$K_{43} u_3 + K_{44} u_4 + K_{46} u_6 = -100 \cdot 10^3 \text{ N}$$

$$K_{63} u_3 + K_{64} u_4 + K_{66} u_6 = 0$$

Si scrivano le incognite mettendole nelle righe

\rightarrow si scrivano le righe 1, 2, 5 per ottenere le forze incognite F_1, F_2, F_5

vale la regola del parallelogramma

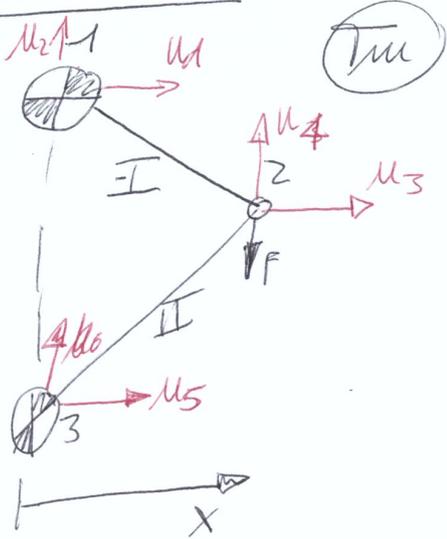


deve essere tutto in equilibrio

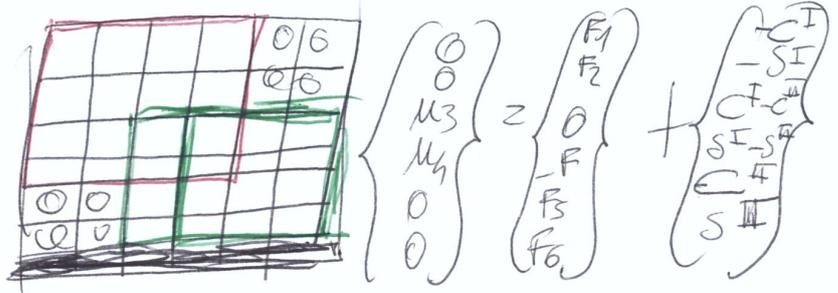
N_1 fa equilibrio a N_2 e F \rightarrow equilibrio fra forze esterne ed interne

per ottenere il diagramma degli sforzi velocemente

esercizio -

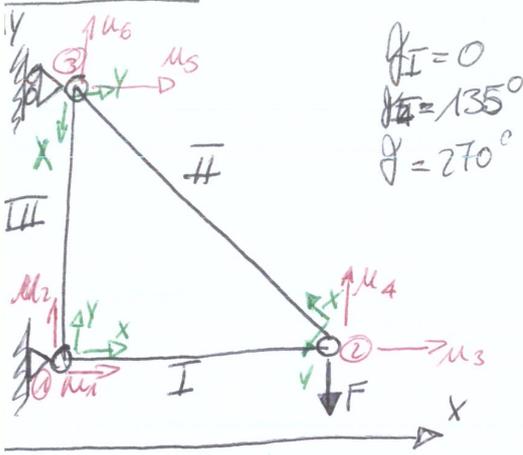


I	1	2	3	4	-30
II	3	4	5	6	-120



$$\{f_e\}_{xyz} = \alpha T M E A (-1) \rightsquigarrow \{f_e\}_{xyz} = \alpha T M E A \begin{pmatrix} -c \\ -s \\ c \\ s \end{pmatrix}$$

ESERCIZIO 1



In verde il sist. di riferimento locale

$$[R] = \begin{bmatrix} c & s & 0 & 0 \\ 0 & 0 & c & s \end{bmatrix}$$

$$[k]_{xyz}^I \rightarrow [k]_{xyz}^I$$

→ passare da locale a globale

in rosso spostamenti in coordinate globali

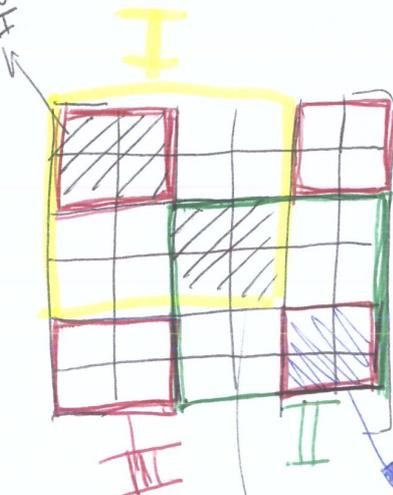
matrice di corrispondenza → permette di calcolare le rotazioni

Spostamenti nel sist. globale

idam	1	2	3	4	θ
I	1	2	3	4	0
II	3	4	5	6	135
III	5	6	1	2	270

si sommano i contributi di I e III

abbiamo 6 spostamenti



$$\begin{Bmatrix} M_1 \\ M_2 \\ M_3 \\ M_4 \\ M_5 \\ M_6 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} F_1 \\ F_2 \\ F_3 \\ F_4 \\ F_5 \\ F_6 \end{Bmatrix}$$

$$[k]_{4 \times 4}$$

contributi II-III

si sommano i contributi di I e II

$$[k]_{xyz}^I \rightarrow [k]_{xyz}^I$$

$$[k]_{xyz}^I = \frac{EA}{l} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix}$$

$$[k]_{xyz}^I = \begin{bmatrix} c & 0 \\ s & 0 \\ 0 & c \\ 0 & s \end{bmatrix} \frac{EA}{l} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} c & s & 0 & 0 \\ 0 & 0 & c & s \end{bmatrix}$$

$$\cos \theta^I = 1$$

$$\sin \theta^I = 0$$



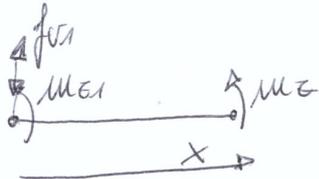
$$[a] \{s\}_{xye} = [b] \{f\}_{xye}$$

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & -1 & 0 & 1 \\ -1 & -l & 1 & 0 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} v_1 \\ \alpha z_1 \\ v_2 \\ \alpha z_2 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 1 & 0 \\ -l & 1 & 0 & 1 \\ \frac{-l^2}{2EIz} & \frac{l}{EIz} & 0 & 0 \\ \frac{-l^3}{6EIz} & \frac{l^2}{2EIz} & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} f_{v1} \\ m_{z1} \\ f_{v2} \\ m_{z2} \end{Bmatrix}$$

① $f_{v1} + f_{v2} = 0$

② $m_{z2} + m_{z1} - f_{v1} \cdot l = 0$

③ $\frac{d^2v}{dx^2} = -\frac{m_z}{EIz}$



$m_z = -m_{z1} + f_{v1} \cdot x$

$$\frac{d^2v}{dx^2} = \frac{m_{z1}}{EIz} - \frac{f_{v1} x}{EIz}$$

$$\int \frac{dv}{dx} = \frac{m_{z1} x}{EIz} - \frac{f_{v1} x^2}{2EIz}$$

integrazione totale elemento

$$\alpha z_2 - \alpha z_1 = \frac{m_{z1} \cdot l}{EIz} - \frac{f_{v1} \cdot l^2}{2EIz} \quad (4)$$

vedo sul integratore di nuovo

$$\int_0^l dv = \frac{1}{EIz} \left[\int_0^l m_{z1} x dx - \int_0^l \frac{f_{v1} \cdot x^2}{2} dx \right]$$

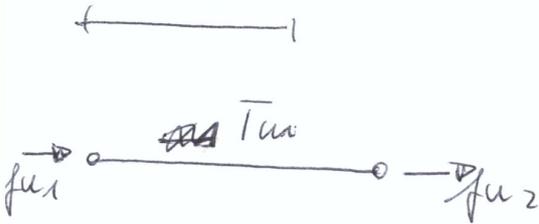
da qui si ricava le incostanti b

$$v_2 - v_1 - \alpha z_1 \cdot l = \frac{1}{EIz} \frac{m_{z1} l^2}{2} - \frac{1}{EIz} \frac{f_{v1} l^3}{6} \quad (5)$$

effetto della rotazione

$$[K]\{s\} = \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{u2} \end{Bmatrix} + \frac{\alpha \mu l}{2} \begin{Bmatrix} 1 \\ 1 \end{Bmatrix} + \alpha T_m EA \begin{Bmatrix} -1 \\ 1 \end{Bmatrix} + \frac{f_{e1}}{2} \begin{Bmatrix} -1 \\ 1 \end{Bmatrix} \quad (3)$$

si considerano le temperature



caso vero

$$\alpha T_m$$

$$f_{u1} + f_{u2} = 0$$

$$\boxed{f_{e1} + f_{e2} = 0} \quad (1)$$

$$\Delta u = \frac{N}{EA} \cdot l + \alpha T_m \cdot l$$

$$u_2 - u_1 = \frac{l}{EA} [f_{u2}] + \alpha T_m l$$

$$u_2 - u_1 = \frac{l}{EA} [f_{u2} + f_{e2}]$$

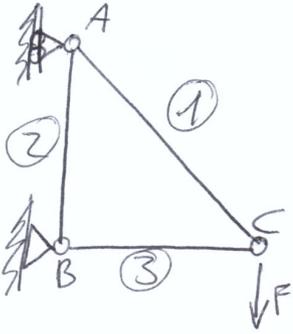
Confronto le relazioni

$$\boxed{\alpha T_m = \frac{f_{e2}}{EA}} \quad (2)$$

$$(2) \rightarrow (1)$$

$$f_{e1} = -f_{e2} = -\alpha T_m EA$$

CALCOLO MATRICIALE



Considereremo ogni elemento considerando la rigidità

Il calcolo matriciale studia un'intera struttura assemblando i componenti

- ① elementi strutturali → aste, trave, barra di torsione
si passa da coordinate locali
- ② matrice rigidità
- ③ assemblaggio del sistema: locali → globali

Il grado di libertà della camera $\geq (N-1)$

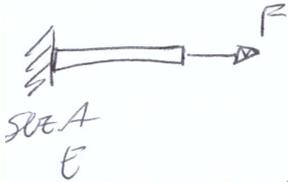
$$u = \frac{A}{EA} + \frac{B}{EA} + \frac{C}{EA} = 9$$

Sistema isotetico

$$u = 9$$

FORMULAZIONE DI RIGIDITÀ

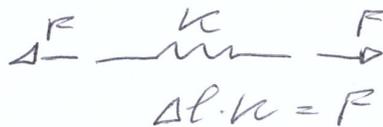
• aste



$$\Delta l = \frac{N \cdot l}{EA}$$

$$N = \Delta l \left(\frac{EA}{l} \right) \rightarrow \text{rigidità aste}$$

• molle



$$\Delta l \cdot k = F$$

considereremo l'assemblaggio con la molla

• barre di torsione

$$M_t = \Delta \theta \cdot \frac{GI_p}{l}$$

per ottenere l'equazione per determinare la deformazione
 di stacco la trave



con $N = \frac{EA}{l} \cdot \Delta l$

$$f_{u2} = N = \frac{EA}{l} \Delta l = \frac{EA}{l} (u_2 - u_1)$$

$$u_2 - u_1 = f_{u2} \cdot \frac{l}{EA}$$

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 1 \\ 0 & \frac{l}{EA} \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{u2} \end{Bmatrix}$$

devo invertire

$$\begin{bmatrix} a & b \\ c & d \end{bmatrix}^{-1} = \frac{1}{ad-bc} \begin{bmatrix} d & -b \\ -c & a \end{bmatrix}$$

$$b^{-1} = \frac{1}{\frac{l}{EA} - 0} \begin{bmatrix} \frac{l}{EA} & -1 \\ 0 & -1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & -EA/l \\ 0 & EA/l \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} 0 & 0 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & -EA/l \\ 0 & EA/l \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{u2} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} [b]^{-1} [a] = [k] \end{Bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} EA/l & -EA/l \\ -EA/l & EA/l \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{u2} \end{Bmatrix}$$

$$\frac{EA}{l} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} u_1 \\ u_2 \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} f_{u1} \\ f_{u2} \end{Bmatrix}$$

*formulazione rigida
 elemento asta con coordinate
 globali*

$$\left[\begin{array}{c} [a] \\ [b] \end{array} \right] \{s\} = \left[\begin{array}{c} [b] \\ [c] \end{array} \right] \{f\}$$

eq. statiche

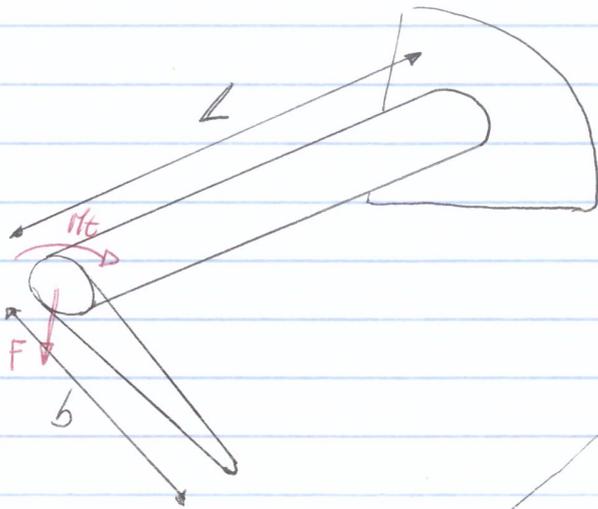
eq spostamenti

(5)

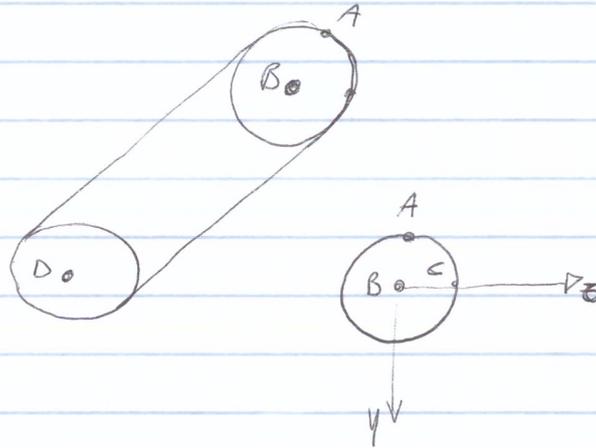
~~Le equazioni di momento~~
gli spostamenti sono sempre dovuti al
modo 1

ESERCIZIO TESTA D'ESAME

3



$R_{p02} = 355 \text{ MPa}$
 $D = ?$
 $CS = 4$



$x=0 \quad M_t \quad M_z = -FL \quad T = F$

$x=L \quad M_t \quad M_z = 0 \quad T = F$

Il punto più sollecitato della struttura è il punto A nell'incastro

$\sigma_{xA} = \frac{FL \cdot 32}{\pi D^3}$
 $\tau_{xE} = \frac{Fb \cdot 16}{\pi D^3}$

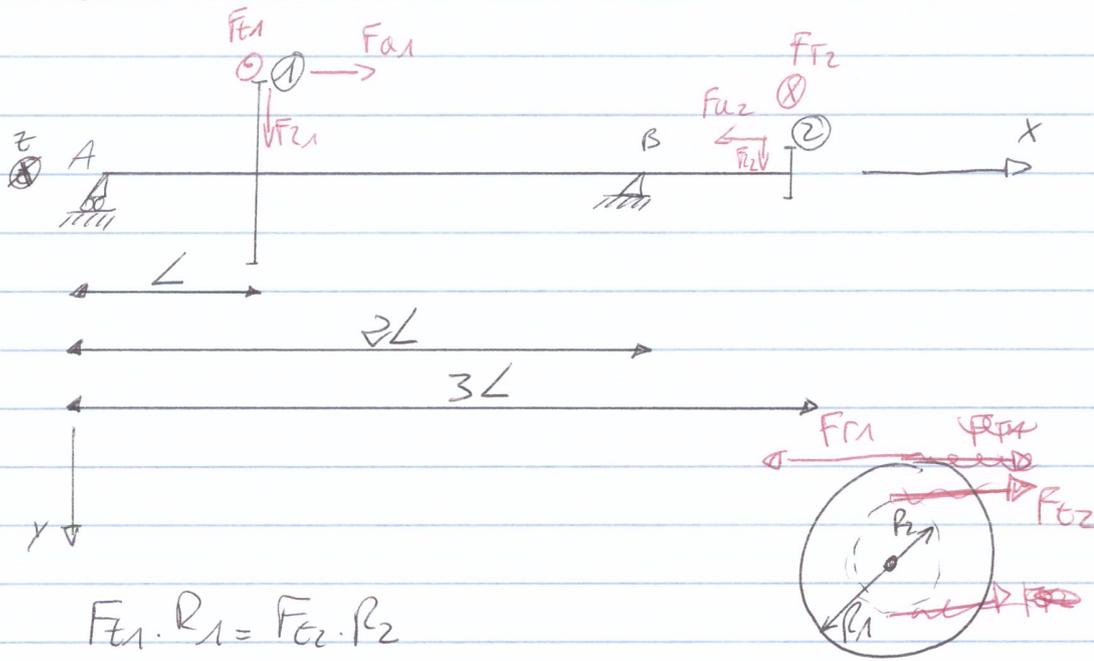
$\sigma_{eqA} = \sqrt{\sigma_{xA}^2 + 4 \tau_{xE}^2}$

$\sigma_{eqA} = \sqrt{\left(\frac{FL \cdot 32}{\pi D^3}\right)^2 + 4 \left[\frac{Fb \cdot 16}{\pi D^3}\right]^2} \rightarrow \text{Dimension?}$

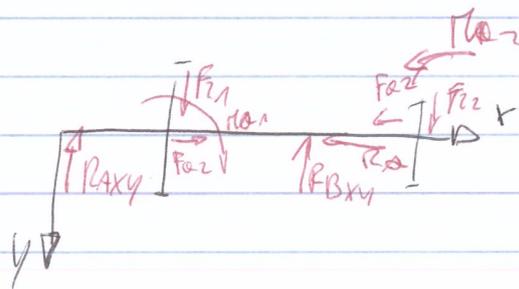
$4 = \frac{R_{p02}}{\sigma_{eqA}}$

esercizio

(4)

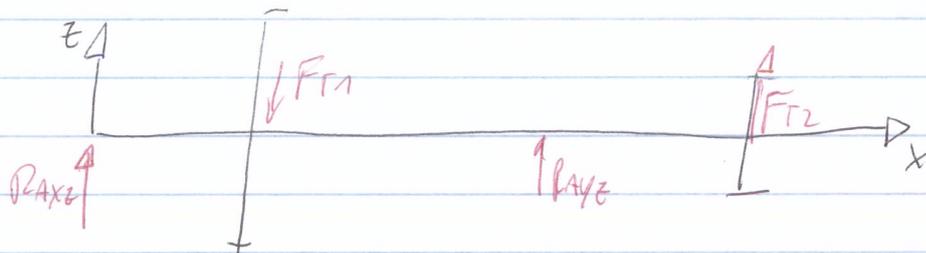


$$F_{e1} \cdot R_1 = F_{e2} \cdot R_2$$



$$M_{a1} = F_{e1} \cdot R_1$$

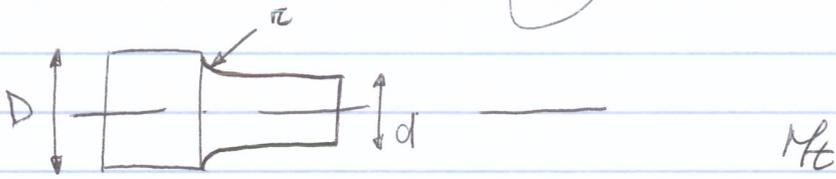
$$M_{a2} = F_{e2} \cdot R_2$$



2

esercizio

C40



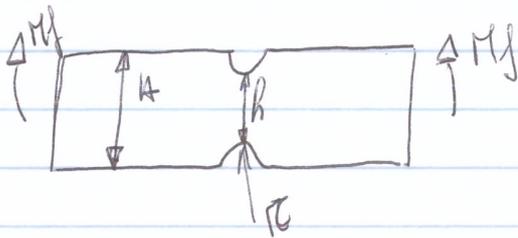
Reforments corso di smorzamento
 $R_{p0.2} = 370 \div 490 \text{ MPa}$

① CS! $CS = \frac{R_{p0.2}}{\sigma_{eq}} \quad \sigma_{eq} = 2\tau$
 $\sigma_{eqm} = \sqrt{3}\tau$

$\tau = \frac{Mt \cdot 16}{\pi d^3}$ ← tensione conto della dimensione più piccola

② diam? $1.5 = \frac{R_{p0.2}}{2\tau_{max}} \rightarrow$ dalla τ_{max} ricaviamo il diam

esercizio



CS? ① acciaio → duttile
 ② ghisa → fragile

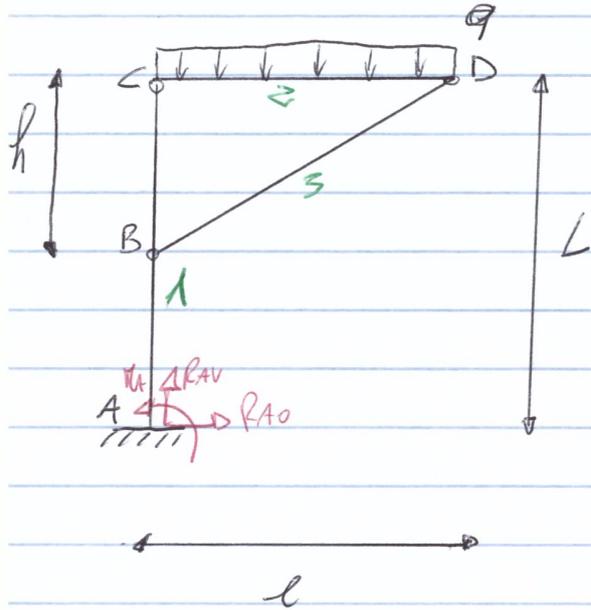
① $\sigma_{eq} = \sigma_{max} = \sigma_1 = \frac{Mf}{Wf} = Mf$
 $CS = \frac{R_{p0.2}}{\sigma_{eq}}$

② $\sigma_{max} h$

①

LEZIONE 44 FONDAMENTI DI MECCANICA STRUTTURALE

ESERCIZIO → TEMA D'ESAME

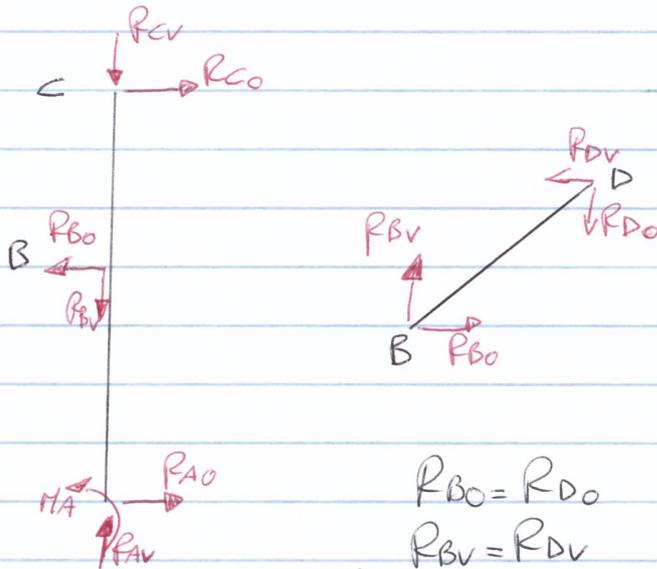


$$l = m - n = 3 \cdot 3 - \underset{A}{3} - \underset{B}{2} - \underset{C}{2} - \underset{D}{2} = 0$$

sistemi isostatici

- R_{AV}, R_{AO}, M_A ✓
- R_{BV}, R_{BO} ✓
- R_{CV}, R_{CO}
- R_{DV}, R_{DO} ✓

→ $R_{AO} = 0$
 ↑ $R_{AV} = q \cdot l$
 ↺ $M_A = q \frac{l^2}{2}$



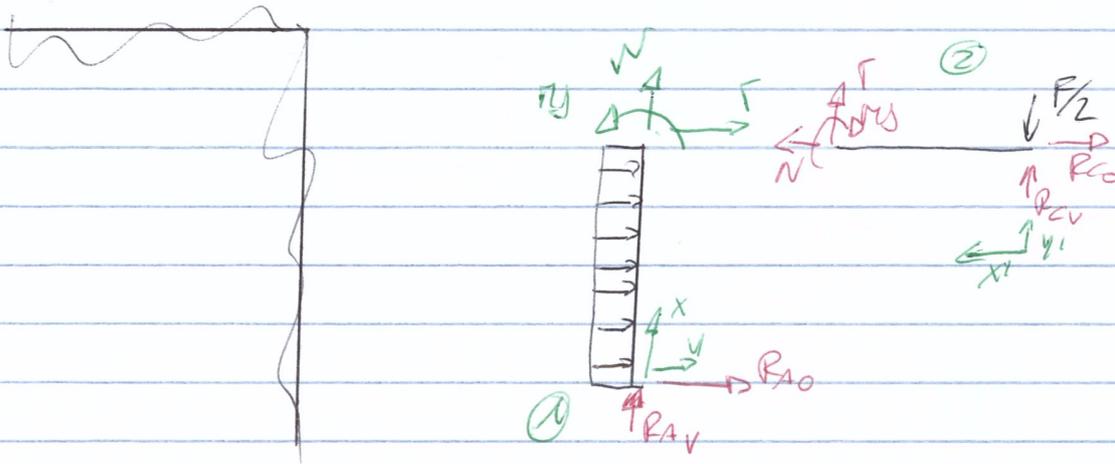
$R_{BO} = R_{DO}$
 $R_{BV} = R_{DV}$
 ⓑ) $R_{DO} \cdot h - R_{DV} \cdot l = 0$
 $R_{DO} = \frac{R_{DV} \cdot l}{h}$

$R_{BO} = \frac{M_A}{h} = R_{DO}$
 si trovano le altre reazioni

$R_{CO} = R_{BO}$
 $R_{AV} - R_{BV} - R_{CV} = 0$
 ⓐ) $-R_{BO} \cdot h + M_A = 0$

abbiamo 4 equate

(3)



① $N = -R_{Ay} \rightarrow$ compressione
 $T + R_{Ax} + qx = 0 \rightarrow T = -R_{Ax} - qx$ $\begin{cases} x=0 \\ x=2l \end{cases}$
 $M_f = -R_{Ax}x - q\frac{x^2}{2}$ $\begin{cases} x=0 \\ x=2l \end{cases}$

② $R_{cy} = N$
 $T + R_{cy} - F/2 = 0$
 $T = F/2 - R_{cy}$
 $M_f = R_{cy}x' - F/2 x'$ $\begin{cases} x'=0 \\ x'=l/2 \end{cases}$

$\rightarrow M_{f1} = M_{f2}$

1

LEZIONE 43 FONDAMENTI DI MECCANICA STRUTTURALE

$C.S. = \frac{R_{p0,2}}{\sigma_{eq}}$ $C.S.' = \frac{R_m}{\sigma_{eq}}$ rispetto al carico di rottura

materiale

modello di calcolo

$\sigma_{amm} \geq \sigma_{calcolato}$

materiale

modello di calcolo

carichi statiche

a fatica

come passare da $R_m, R_{p0,2}$ a σ_{amm} ?

$\sigma_{amm} = \frac{R_{p0,2}}{1,5}$ $\sigma_{amm} = \frac{R_m}{3}$

acciaio STATICA

~~acciaio STATICA~~

$R_{p0,2} \rightarrow \sigma_{amm} \rightarrow \text{coeff. sicurezza} = \frac{\sigma_{amm}}{\sigma_{eq}}$

σ_{amm} ? \rightarrow deriva sempre dal materiale
 si calcola \rightarrow attraverso un'ipotesi di addebiolimento

- $\sigma_{eq} = \sigma$
- galileo $\gamma = 2$
- Pesco $\gamma = 2,2$
- von Mises $\sigma_{eq} = \sqrt{3} \sigma$

$\sigma_{amm} = \frac{\sigma_{amm}}{2} = 0,5 \sigma_{amm}$

3

$$0 = \cos A + \delta \rightarrow A = -\delta$$

secondo la derivata

$$0 = -A \sin \sqrt{\frac{P}{EIz}} x + B \cos \sqrt{\frac{P}{EIz}} x$$

$$B = 0$$

$$y = -\delta \cos \sqrt{\frac{P}{EIz}} x + \delta$$

$$y = \delta (1 - \cos \sqrt{\frac{P}{EIz}} x)$$

Soluzione armonica

per $y = \delta$ per $x = L$

$$\delta = \delta (1 - \cos \sqrt{\frac{P}{EIz}} L)$$

$$\cos \sqrt{\frac{P}{EIz}} L = 0$$

quando $\sqrt{\frac{P}{EIz}} L = \frac{\pi}{2} + n\pi$

↓
per questi valori

$\rightarrow P_{cr} = \frac{\pi^2 EIz}{L^2}$
 \rightarrow quando $n=0$
minimo
per far collassare la trave

$$\frac{P_{cr}}{EIz} L^2 = \frac{\pi^2}{1} \rightarrow P_{cr} = \frac{\pi^2 EIz}{4L^2}$$

$$l_0 = 2L$$

①

LEZIONE 42 FONDAMENTI DI MECCANICA STRUTTURALE

IPOTESI ENERGIA DI DISTORSIONE → VON MISES



~~considerare~~

applicando un M_1 → le due energie sono disaccoppiate

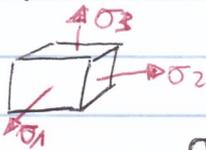
per calcolare il lavoro $L = \frac{1}{2} F_1 \delta_1 + \frac{1}{2} M_1 \theta_1$
 → lavoro mutuo = 0

$L_e = L_i = \Phi$ → sul volume $\Phi = \int_V \sigma \epsilon dV$

Supponiamo di avere un prisma in trazione

→ $\frac{1}{2} \int_V N \cdot d\delta = \frac{1}{2} \int_V \frac{N \cdot N}{EA} \cdot dl = \frac{1}{2} \int_V \frac{N^2}{EA} dl = L_i$ $\Delta l = \frac{N}{EA} \cdot l$

Iq. di rottura di Von Mises → si porta a rottura un camp.



$\sigma_1 \sim \epsilon_1$
 $\sigma_2 \sim \epsilon_2$
 $\sigma_3 \sim \epsilon_3$

quando in un punto si raggiunge la max energia di distorsione

$\Phi_{3D} = \frac{1}{2} \int_V \{ \sigma_1 \epsilon_1 + \sigma_2 \epsilon_2 + \sigma_3 \epsilon_3 \}$ VOLUME UNITARIO

$\Phi_{3D} = \Phi_{3D}' + \Phi_{3D}''$
 ↓ statica (varia solo il volume)
 ↓ derivativa (distorsione l'elemento)

→ si ha adimento quando si raggiunge $\Phi_{3D, max}''$

lui ipotizza l'indipendenza fra i due
 → SOVRAPPOSIZIONE DEGLI EFFETTI

(3)

$$\phi'_{3D} = \frac{1}{2E3} [(1-2\nu)[A+2B]]$$

$$\phi''_{3D} = \phi_{3D} - \phi'_{3D} = \frac{1}{2E} [A-2\nu B - (\frac{1-2\nu}{3})[A+2B]]$$

$$\phi''_{3D} = \frac{1}{2E} \left\{ A-2\nu B - \frac{1}{3}A + \frac{2\nu}{3}A - \frac{2\nu}{3}B + \frac{4\nu}{3}B \right\}$$

$$\frac{1}{2E} \left\{ A\left(\frac{2}{3}\right)(1+\nu) - \frac{2\nu}{3}B(1+\nu) \right\}$$

$$\phi''_{3D} = \frac{1}{2E} \cdot \frac{2}{3} \left\{ (1+\nu)(A-B) \right\}$$

$$\phi''_{3D} = \frac{1}{3E} (1+\nu) \left\{ \sigma_1^2 + \sigma_2^2 + \sigma_3^2 - \sigma_1\sigma_2 - \sigma_1\sigma_3 - \sigma_2\sigma_3 \right\}$$

$$\phi''_{AD} = \frac{1}{3E} (1+\nu) \left\{ \sigma_{eq}^2 \right\} \rightarrow \phi''_{3D} \neq \phi''_{AD}$$

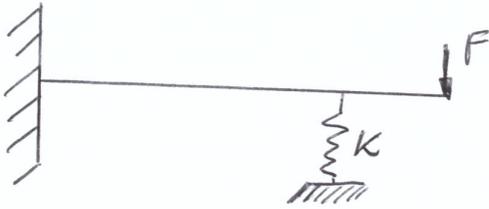
$$\sigma_{eq} = \frac{1}{\sqrt{2}} \sqrt{(\sigma_1 - \sigma_2)^2 + (\sigma_2 - \sigma_3)^2 + (\sigma_1 - \sigma_3)^2}$$

terzo colonna $\sigma_2 = 0$ $\sigma_{1,3} = \frac{\sigma}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma}{2}\right)^2 + \tau^2}$

$$\sigma_{eq} = \frac{1}{\sqrt{2}} \sqrt{\sigma_1^2 + \sigma_3^2 - \sigma_1\sigma_3} \Rightarrow \frac{1}{\sqrt{2}} \sqrt{\left(\frac{\sigma}{2} + \sqrt{\dots}\right)^2 + \left(\frac{\sigma}{2} - \sqrt{\dots}\right)^2 - \left[\left(\frac{\sigma}{2} + \sqrt{\dots}\right)\left(\frac{\sigma}{2} - \sqrt{\dots}\right)\right]}$$

$$\sigma_{eq} = \sqrt{\frac{\sigma^2}{4} + \left(\frac{\sigma^2}{4} + \tau^2\right) + 2\frac{\sigma}{2}\sqrt{\dots} + \frac{\sigma^2}{4} + \left(\frac{\sigma^2}{4} + \tau^2\right) - 2\frac{\sigma}{2}\sqrt{\dots} - \left[\frac{\sigma^2}{4} - \left(\frac{\sigma^2}{4} - \tau^2\right)\right]}$$

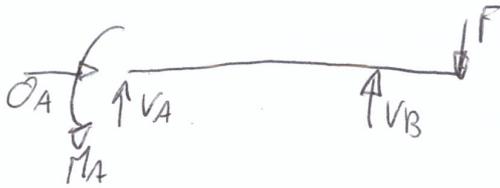
esercitazione



struttura vincolata con vincolo cedevole

$$\Delta f = \frac{V_B}{K} \Rightarrow F = K \Delta x$$

Immaginiamo di avere



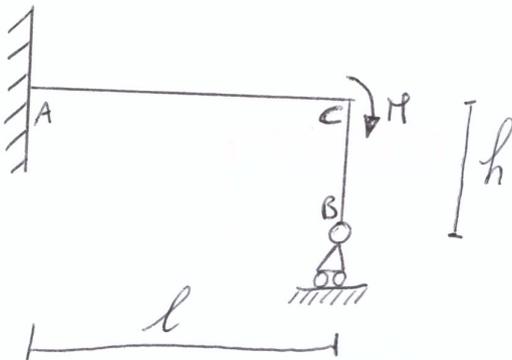
$$\begin{cases} F - V_A - V_B = 0 \\ O_A = 0 \\ M_A + V_B z - F \cdot 3l \end{cases}$$

manca l'equazione di congruenza
 \rightarrow si riduce il sistema a uno isostatico

$$y_I(z) + y_{II}(z) = \Delta f \text{ perché il vincolo ha ceduto un po'}$$

$$= \frac{V_B}{K} \Rightarrow \text{cerchiamo la cond. di congruenza perché il vincolo ha ceduto}$$

esercizio



iperstatica

$$\frac{d^2 y_{I1}}{dx^2} = \frac{+M}{ES}$$

$$\frac{dy_{I1}}{dx} = \frac{M}{ES} \cdot x + C_1$$

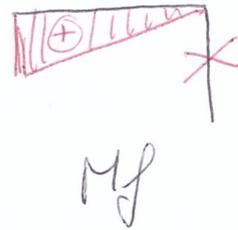
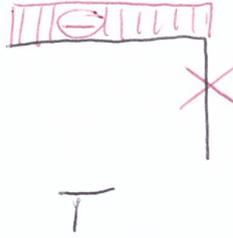
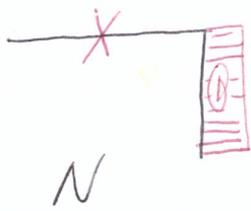
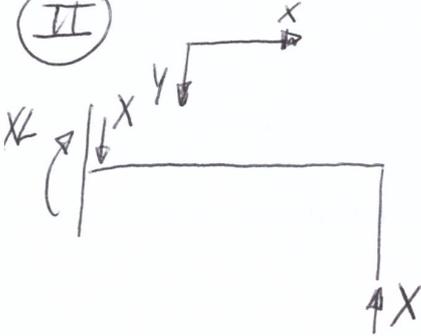
$$y_{I1} = \frac{M}{ES} x^2 + C_1 x + C_2$$

$$y_I(0) = 0 \Rightarrow C_2 = 0$$

$$\frac{dy_I}{dx}(0) = 0 \Rightarrow C_1 = 0$$

~~di~~

II



$$\frac{d^2 y_{II1}}{dx^2} = \frac{X}{ES} (x-l)$$

$$\frac{dy_{II1}}{dx} = \frac{X}{ES} \left(\frac{x^2}{2} - lx \right) + C_3$$

$$y_{II1} = \frac{X}{ES} \left(\frac{x^3}{6} - \frac{l x^2}{2} \right) + C_3 x + C_4$$

$$y_{II}(0) = 0$$

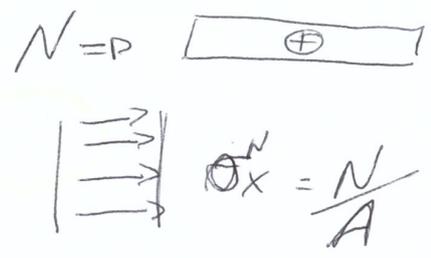
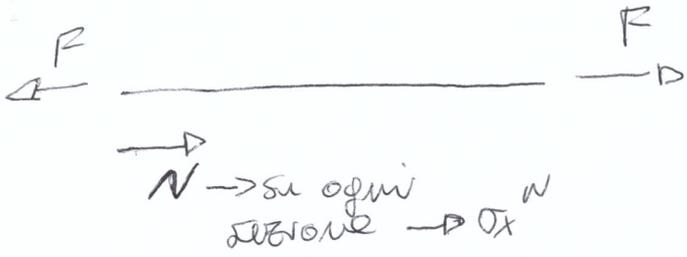
$$\frac{dy_{II}}{dx}(0) = 0$$

$$C_4 = C_3 = 0$$

Condizione di compattezza.

Se il ⊕ tende a spostare B, ⊕ tende a riportarlo nella sua condizione originaria

$$\Delta V(B)_H + \Delta V(B)_X = 0 \Rightarrow$$



$$\epsilon E = \frac{N}{A}$$

$$\epsilon_x = \frac{N}{EA}$$

torando all'esercizio.

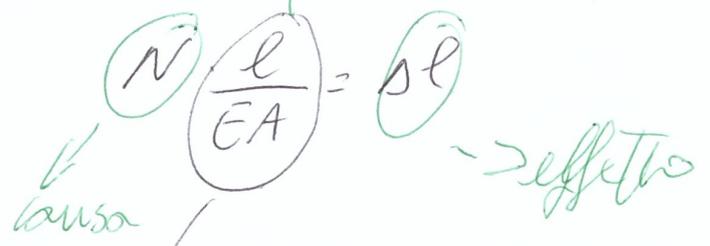
$$\Delta l = \frac{N}{EA} \cdot l$$

$$\Delta l = -\frac{X \cdot l}{EA}$$

condizione di
equaglianza alla
condizione di
congiunzione
→ si ha un effetto
di compressione

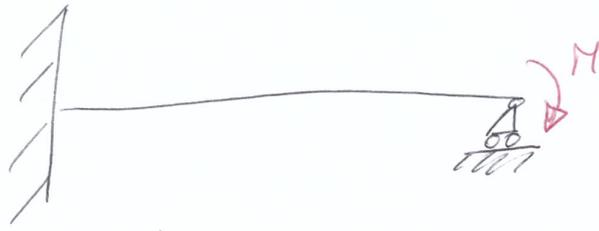
$$\Delta l = \int_0^l \epsilon_x dx = \int_0^l \frac{\sigma_x}{E} dx = \int_0^l \frac{N}{EA} dx$$

$$\rightarrow = \frac{N}{EA} \int_0^l dl = \frac{N}{EA} \cdot l = \text{allungamento}$$



Simile a $F = kx$
 → a a che valore
 con la rigidità
 della trave

esercentazione



Struttura iperstatica

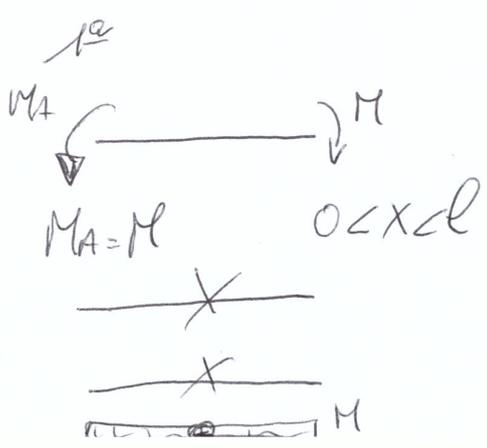
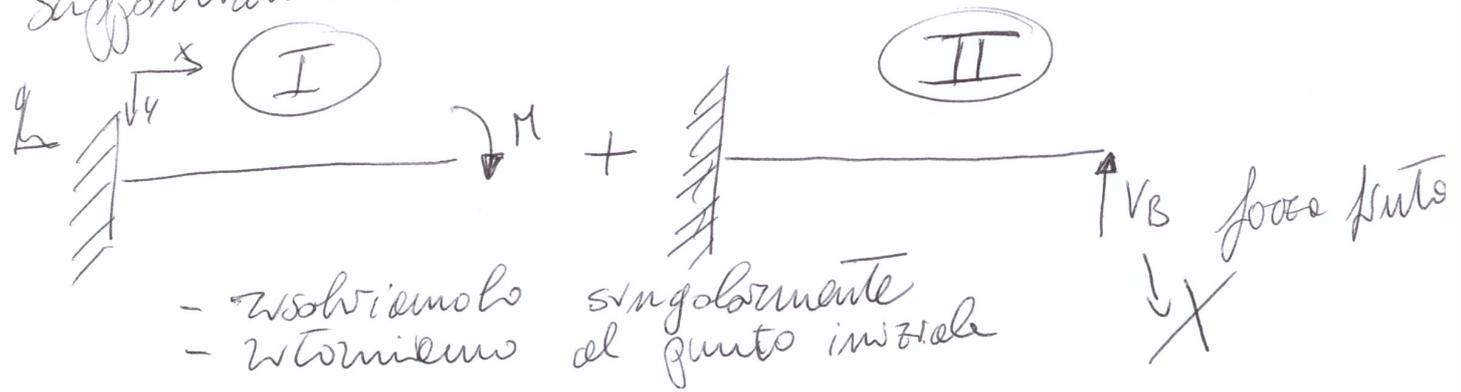


$$\begin{cases} O_A = 0 \\ V_A + V_B = 0 \\ M_A + M = V_B \cdot L \end{cases} \quad \leftarrow \text{incognite in 3 equazioni}$$

per trovare l'equazione pensiamo ricorso al modello deformabile

Scegliere un'incognita iperstatica ad esempio V_B

Supponiamo che in B ci fosse una forza



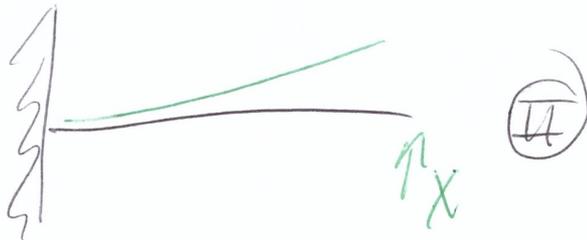
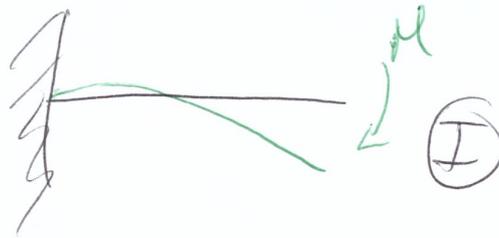
$$y_{II}(0) = 0 \Rightarrow 0 = \frac{X}{ES}$$

$$\frac{dy}{dx} \Big|_0 = 0 \quad C_4 = 0$$

$$C_3 = 0$$

$$y_{II} = \frac{X}{ES} \left[\frac{x^3}{6} - \frac{l}{2} x^2 \right]$$

$$y_{II}(l) = \frac{X}{ES} \left(\frac{l^3}{6} - \frac{l^3}{2} \right) = -\frac{X}{ES} \frac{l^3}{3}$$



no che il 1° fa
il 2° dsf

$$\frac{M}{ES} \frac{l^2}{2} + \frac{X}{ES} \left(\frac{l^3}{6} - \frac{l^3}{2} \right) = 0$$

→ 4^a equazione
momento
- condizione di
congiungimento

$$X = \frac{M}{2} \cdot \frac{3}{l} = \frac{3M}{2l}$$

6

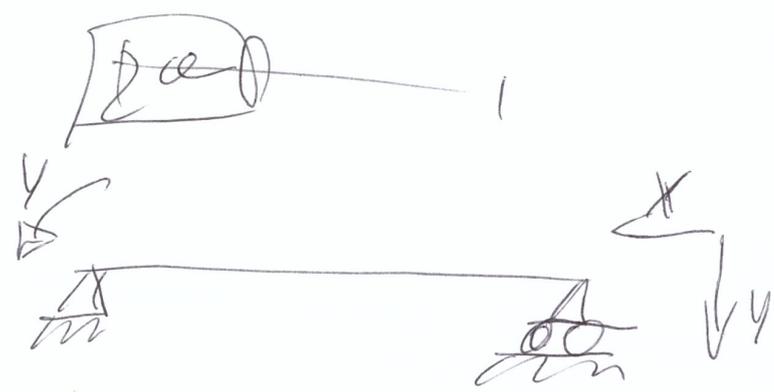
$$y_I(x) = -M$$

$$y_I(0) = 0 \Rightarrow C_2 = 0$$

$$y_I(l) = 0 \Rightarrow \frac{-M}{6EJS} l^3 + C_1 l \Rightarrow C_1 = \frac{+Ml}{6EJS}$$

$$y_I(l) = -\frac{M}{6EJS} x^3 + \frac{Ml}{6EJS} x$$

$$\frac{dy}{dx}(l) = -\frac{M}{2EJS} x^2 + \frac{Ml}{6EJS}$$



Sistema speculare del ~~lo~~

$$y_{II} = -\frac{q}{6EJS} x^3 + \frac{Ml}{6EJS} x$$

$$\frac{dy}{dx} = -\frac{q}{2EJS} x^2 + \frac{Ml}{6EJS}$$

$$\left. \frac{dy_{II}}{dx} \right|_0 + \left. \frac{dy_{II}}{dx} \right|_l = 0$$

IPOTESI DI ROTURA O CEDIMENTO

$\sigma_{eq} \rightarrow$ ideale, monodimensionale, equivalente

definisco uno stato di tensione monodimensionale che viene rapportato ad uno stato di tensione tridimensionale

\rightarrow SCOPO: calcolare il coeff. di sicurezza statico

$C_{STATICO} \rightarrow R_m, R_{p0.2}$
 \downarrow rottura \downarrow snervamento

$C_{STATICO} = \frac{[R_m, R_{p0.2}]}{\sigma_{eq}}$
 ← coeff. del materiale sperimentale
 ← modello di calcolo

deve essere maggiore di 1

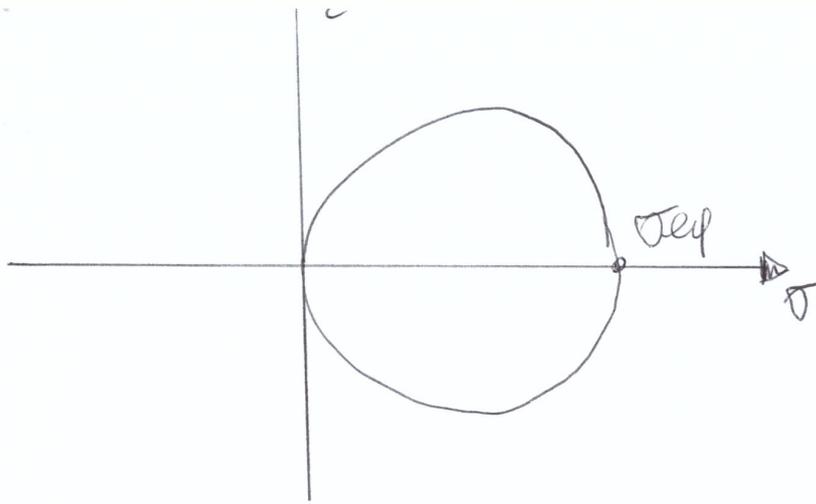
\downarrow
 a volte dipende da normativa

1) IPOTESI DI GALILEO O DELLA $\sigma_1 \rightarrow$ met. fragili

2) / / TRESCA O DELLA $\nu_{max} \rightarrow$ acciai: met. non a elevatissimo duttilità

3) / / VON MISES O MAX ENERGIA DISTORSIONE \rightarrow acciai duttili

IPOTESI	$\sigma_1 \neq 0$ $\sigma_2 \neq 0$ $\sigma_3 \neq 0$	$\sigma \neq 0$ $\tau \neq 0$	$\sigma = 0$ $\tau \neq 0$	$\sigma \neq 0$ $\tau = 0$
Galileo	$\sigma_{eq} = \sigma_1$	$\sigma_{eq} = \frac{\sigma}{2} + \sqrt{\left(\frac{\sigma}{2}\right)^2 + \tau^2}$	$\sigma_{eq} = \tau$	$\sigma_{eq} = \sigma$
Tresca	$\sigma_{eq} = \sigma_1 - \sigma_3$	$\sigma_{eq} = \sqrt{\sigma^2 + 4\tau^2}$	$\sigma_{eq} = 2\tau$	$\sigma_{eq} = \sigma$
von Mises		$\sigma_{eq} = \sqrt{\sigma^2 + 3\tau^2}$	$\sigma_{eq} = \sqrt{3}\tau$	$\sigma_{eq} = \sigma$



Systeme
monodimensionale
con tensione di
trazione

$$\tau_{max} = \frac{\sigma_{eq}}{2}$$

$$\sigma_1 - \sigma_3 = \frac{\sigma_{eq}}{2}$$

$$\sigma_{eq} = \sigma_1 - \sigma_3$$

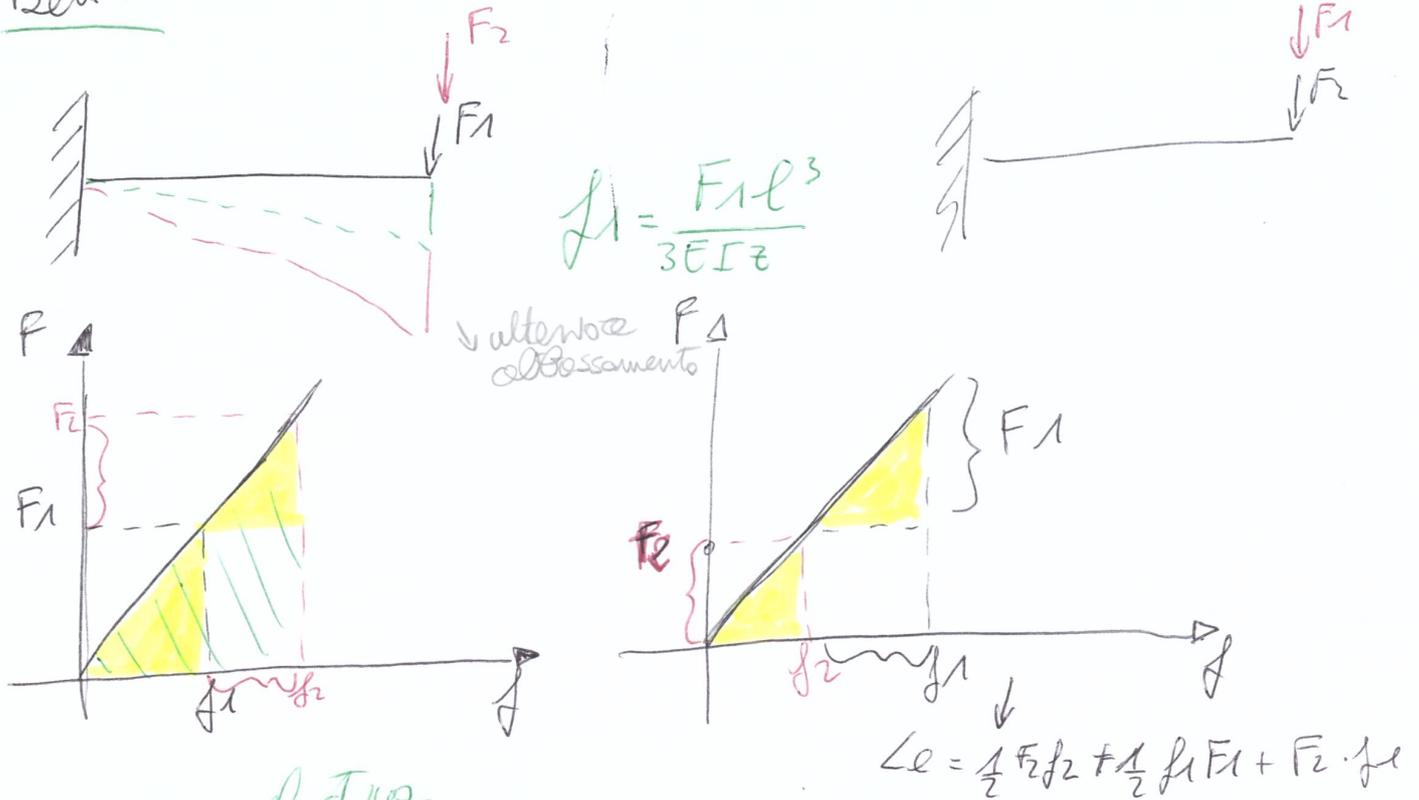
Dimostrazione per $\sigma \neq 0$ e $\tau \neq 0$

$$\sigma_{eq} = \sigma_1 - \sigma_3 = 2 \sqrt{\left(\frac{\sigma}{2}\right)^2 + \tau^2} = \sqrt{\sigma^2 + 4\tau^2}$$

$$\sigma_1 = \frac{\sigma}{2} + \sqrt{\left(\frac{\sigma}{2}\right)^2 + \tau^2}$$

$$\sigma_3 = \frac{\sigma}{2} - \sqrt{\left(\frac{\sigma}{2}\right)^2 + \tau^2}$$

12ett



l'area sotto la
immagine
= area sottesa

$$L_2 = \frac{1}{2} F_1 s_1 + \frac{1}{2} F_2 s_2 + F_1 \cdot s_2$$

perché quando
applica F2
c'è già F1

Il concetto di
lavoro mutuo
serve proprio
ad evidenziare il
motivo per cui
non si possono
sommare gli
inerti

perché il lavoro
non può cambiare
si dimostra che
il lavoro mutuo
non può cambiare

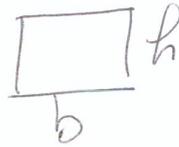
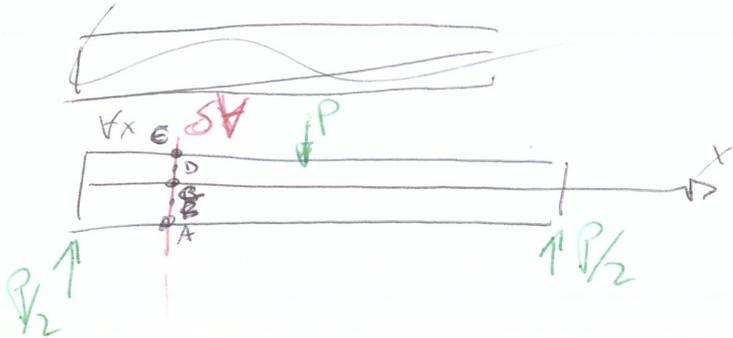
$$F_1 s_2 = F_2 s_1$$

dim.
Teo di Betti

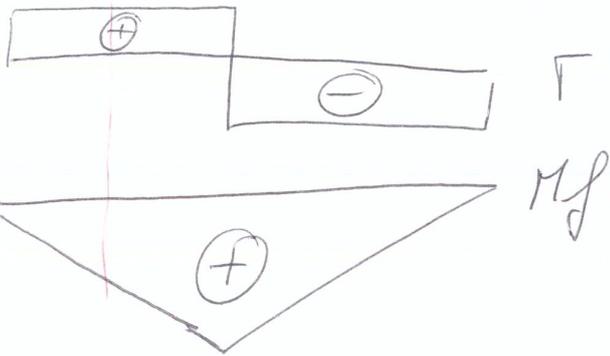
nel punto a non posso raggiungere un tensione
come quella principale

(E)

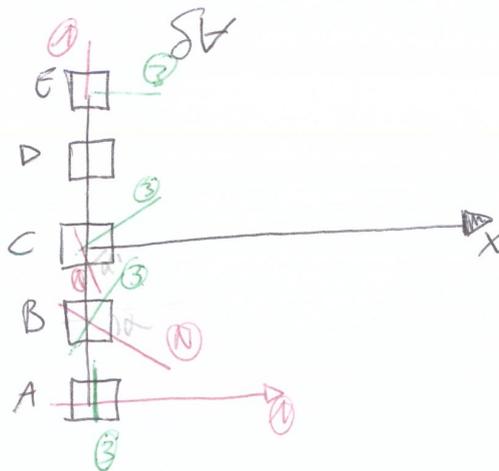
→ in casi del genere la σ generica è uguale al
reggio



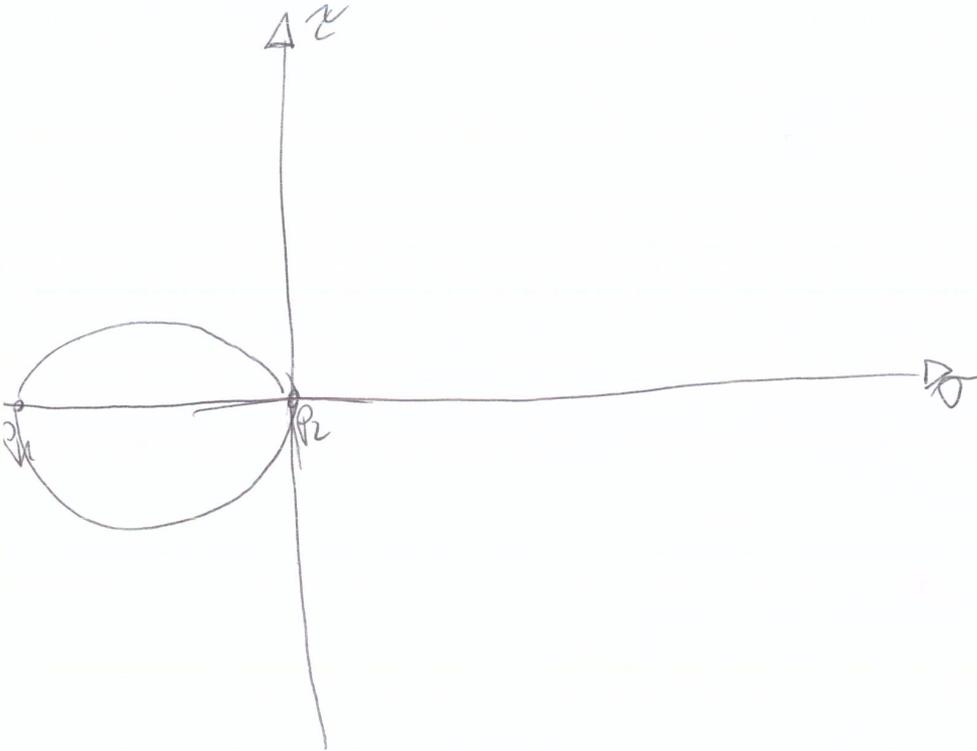
(NB) nel punto
A il arco
di Mohr
sarà il più grande
passerà per appoggiare
e in c
e passerà dalla
parte negativa in
D e E



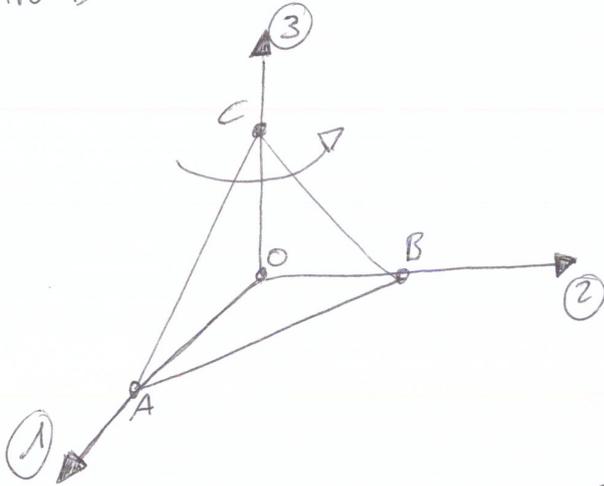
più grande
le



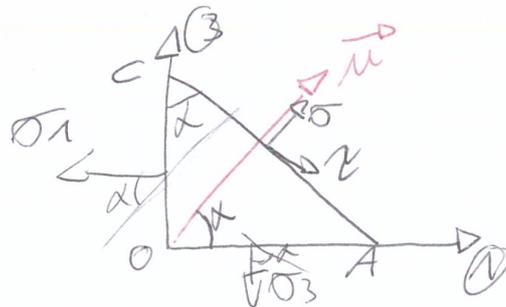
E) $\sigma_{XE} = \sigma_{XMM}$
 $\tau_{XYE} = 0$



STATO DI TENSIONE IN UNA DIREZIONE QUALSIASI (σ, τ)



Immaginiamo una rotazione intorno a (3)

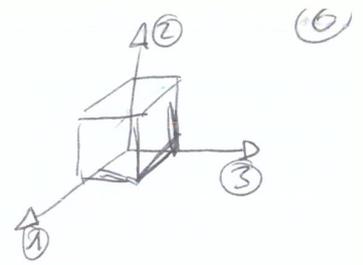
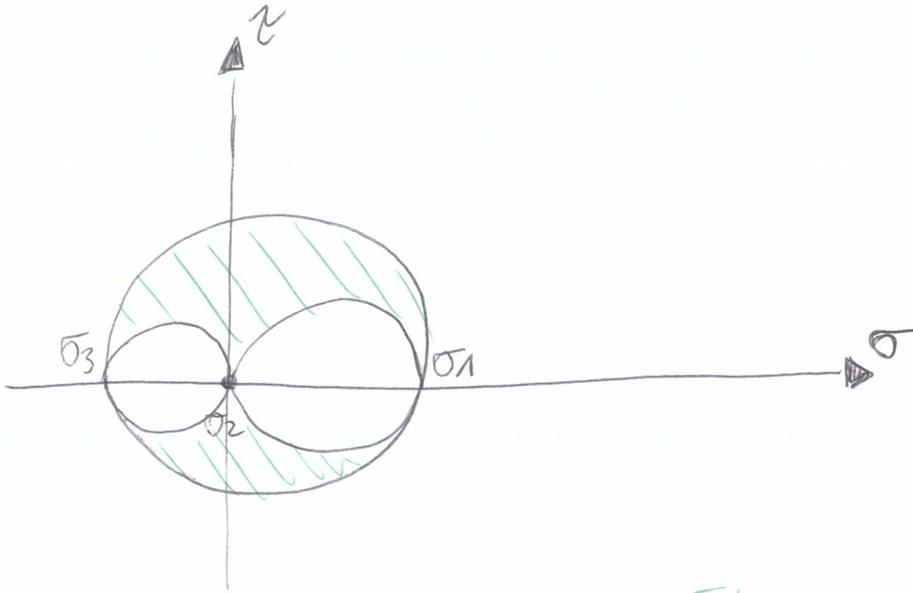


~~teppesente~~

facendo l'equilibrio nelle due direzioni

\vec{M} : ~~$\sigma_1 \cos \alpha \cdot OC$~~ $\sigma_1 \cos \alpha \cdot OC + \sigma_3 \sin \alpha \cdot OA = \sigma_C A$

\vec{LM} : $\sigma_1 \sin \alpha \cdot OC - \sigma_3 \cos \alpha \cdot OA = \tau_C A$



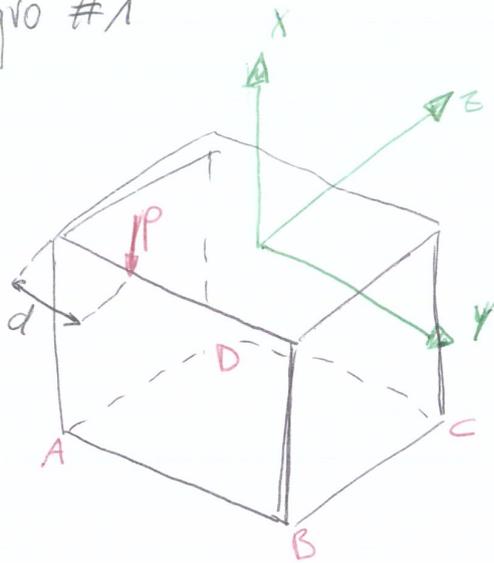
tegnendo
 uno spazio
 con un
 piano orientato
 in maniera
 qualsiasi \rightarrow
 su di esso
 sarà presente
 uno stato

σ_1, σ_2

di lo stato
 generale
 sta nell'area
 triangolare
 fra i vertici di
 Mohr grande
 e piccolo

lo dimostra
 intersecando σ a circonferenze
 descritte ciascuna da uno
 stato di tensione
 qualunque

esempio #1

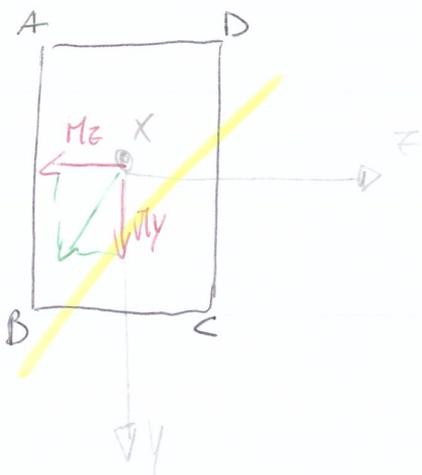


$$N = -P$$

$$M_z = P \cdot (h/2 - d)$$

$$M_y = P \cdot b/2$$

positivo perché
lo inflette
le fibre
della y
positivo



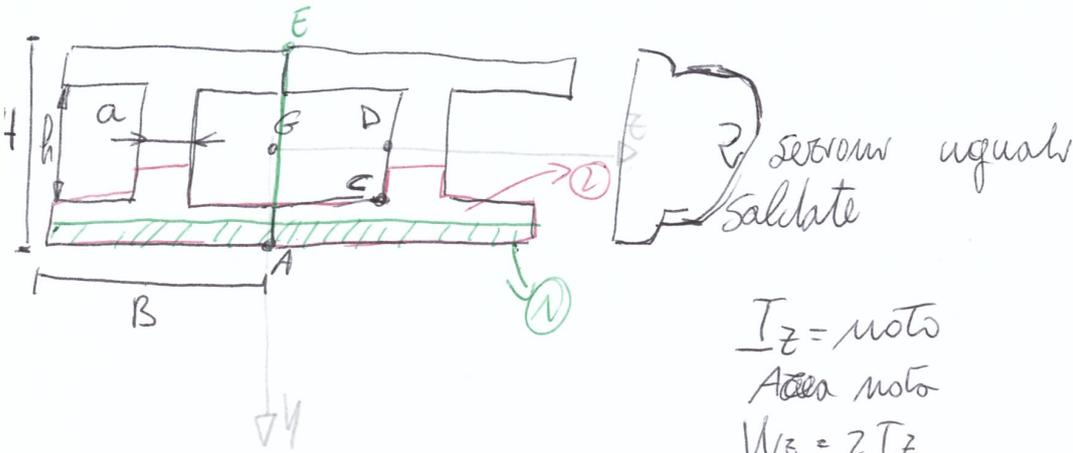
$$\sigma_{x \max} = \frac{M_z}{I_z} \cdot h/2 + \frac{M_y}{I_y} \cdot b/2 - \frac{P}{D \cdot h}$$

$$\sigma_{x \min} = -\frac{M_z}{I_z} \cdot h/2 - \frac{M_y}{I_y} \cdot b/2 - \frac{P}{D \cdot h}$$

$$\frac{M_z}{I_z} \cdot y + \frac{M_y}{I_y} \cdot z - \frac{P}{D \cdot h} = 0$$

per trovare la retta
del piano neutro

eseritazione



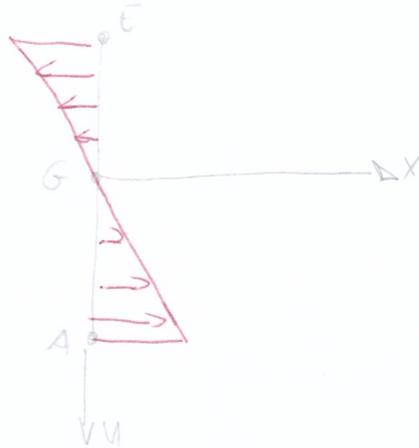
$I_z = \text{moto}$
 Area moto
 $W_z = \frac{2 I_z}{t/2}$

Se I_z è noto per una sezione per n sezioni sono $n \cdot I_z$

difficoltà: tenere conto delle sezioni

$\sigma_x = \frac{Mz}{I_z} y$

Immaginiamo di considerare tutta la sezione



Supponiamo un momento flettente positivo

(A) $\sigma_{xA} = \sigma_{xMAX} = \frac{Mz H/2}{I_z}$; $\tau_{xyA} = 0$

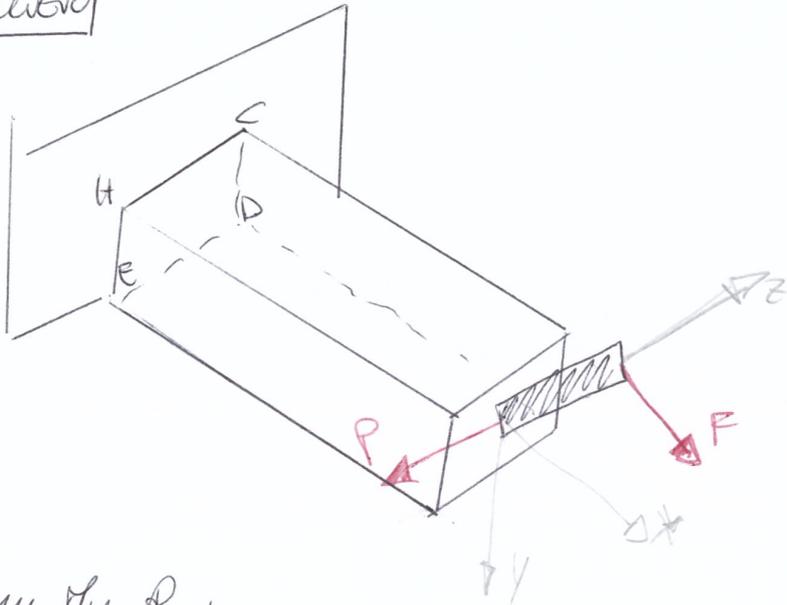
nel punto A il tensore σ ha una direzione principale

(C) $\sigma_{xC} = \frac{Mz}{I_z} h/2$; $\tau_{xyC} = \frac{V}{\text{costa } I_z} S^*$

(E) $\sigma_x = 0$; $\tau_{xyE} = \tau_{xyMAX}$

nel punto (E) lo σ sarà principale e sarà σ_3 ovvero la più piccola.

Esercizio



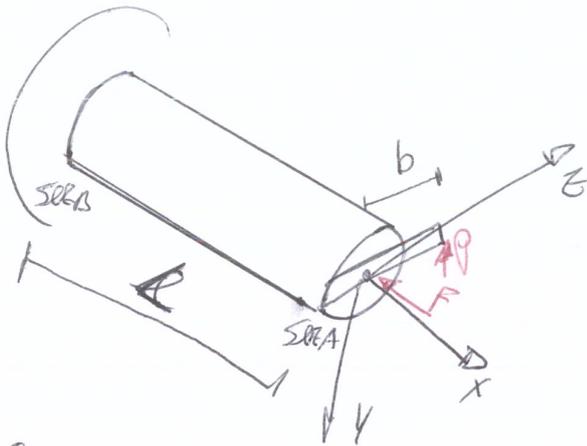
P (~~max~~ $M_y = P \cdot x$) \rightarrow massimo all'incastro
 ~~τ_{xz}~~

F ($N = F$
 $M_y = F \cdot b$)

Edme più sollecitata nel tratto CD

esercizio → TEMA D'ESAME

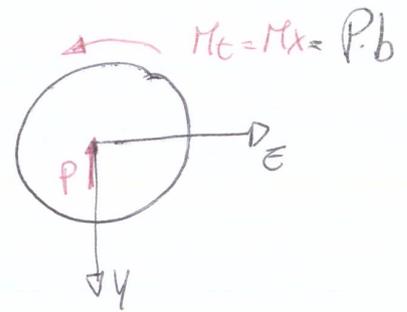
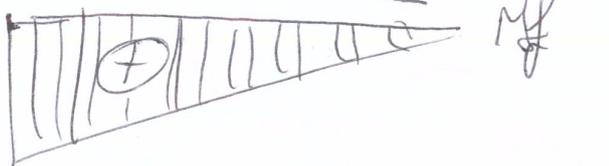
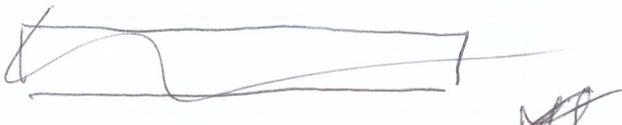
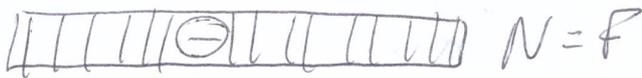
2



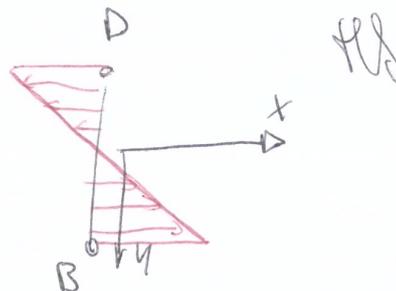
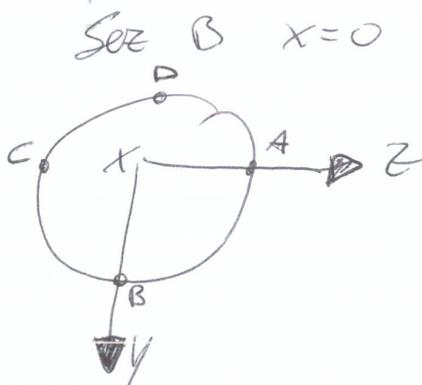
c'è una piastrina rettangolare soldata

D = diametro

$$\begin{cases} \text{Sez A } x=L \\ \text{Sez B } x=0 \end{cases}$$

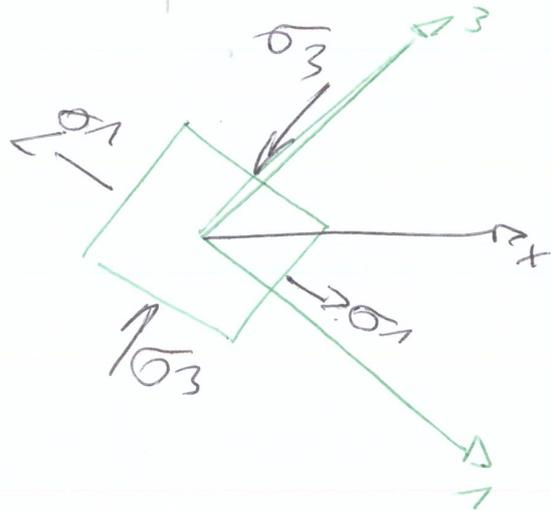
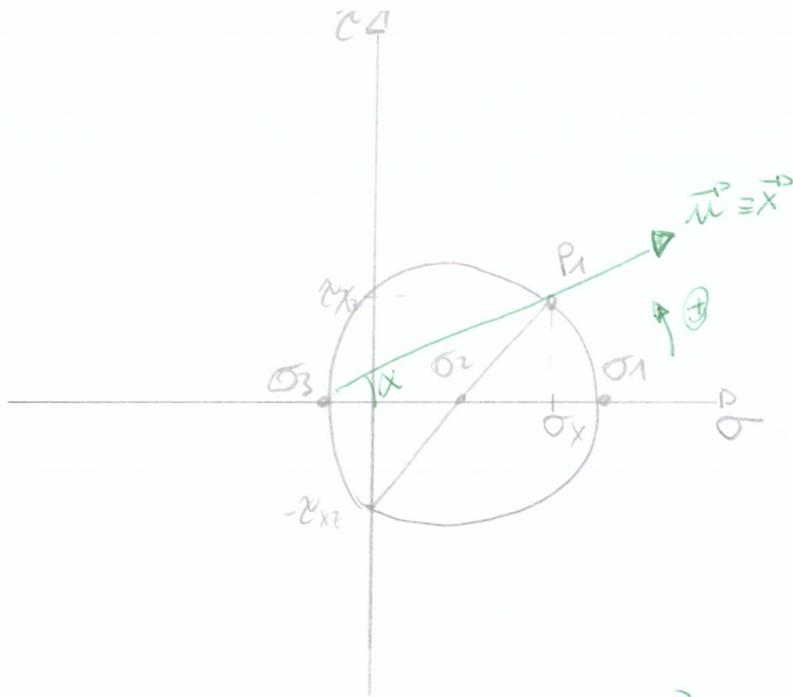


si ha una trasposizione di σ aggiungendo il momento



$$\begin{aligned} \sigma_{x_B} &= \frac{PL}{I_d} \frac{d}{2} = \\ &= \frac{32 PL}{d^3 \pi} \end{aligned}$$

(4)



CERCHI DI MOHR

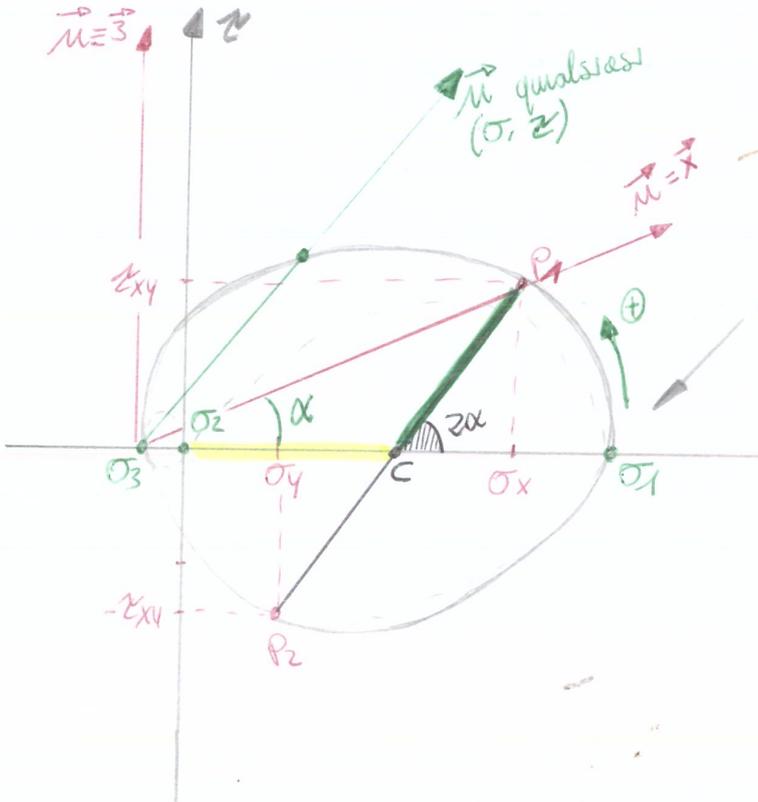
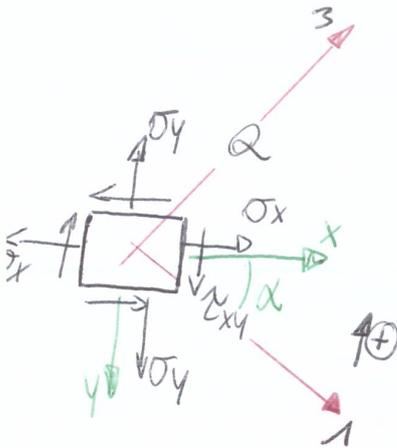
- calcolo grafico autovalori $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$
- calcolo direzioni n_1, n_2, n_3
- calcolo grafico di σ, τ in una direzione qualsiasi

3 cerchi fanno riferimento a un punto fisico

Stato di tensione

$$\begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} & 0 \\ \tau_{xy} & \sigma_y & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

τ è anche direzione principale; mentre per quanto riguarda le altre due è necessario sottrarre considerando le direzioni in cui τ sono nulle



Stiamo nella condizione di $\tau=0$

(NB) Sapendo che uno σ è uguale a zero abbiamo 3 autovalori

C = centro cerchio di Mohr

(NB) possiamo disegnare altri 2 cerchi all'interno di diametro $\sigma_1 \sigma_2$ e $\sigma_2 \sigma_3$

$P_1(\sigma_x, \tau_{xy})$
 $P_2(\sigma_y, -\tau_{xy})$

Il diametro del cerchio di Mohr più grande è $\overline{P_1 P_2}$

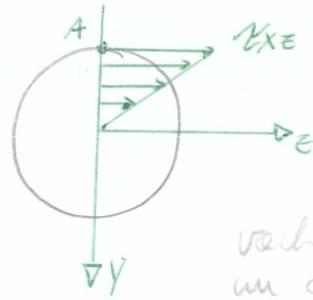
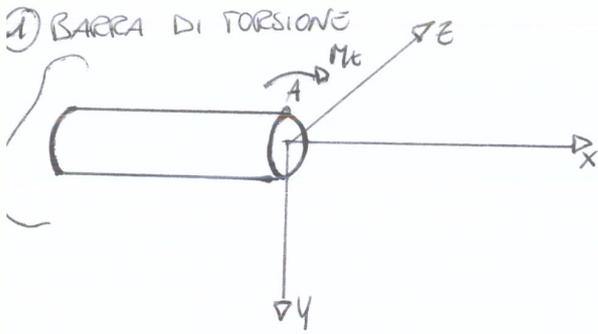
$$\sigma_{1,3} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

raggio

$$C \left[\frac{\sigma_x + \sigma_y}{2}, 0 \right]$$

coordinate centro

PERMETTE DI OTTENERE LE σ



vedo e considerare un dV elementare nell'intorno del punto A

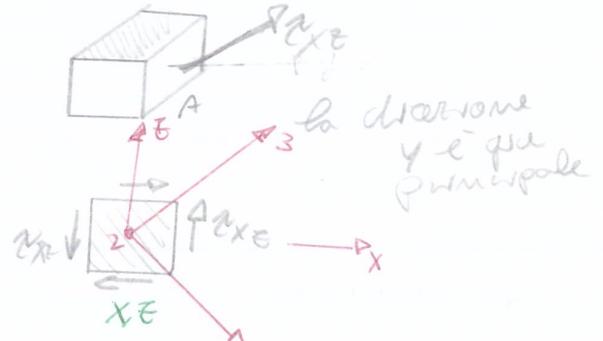
Calcoliamo le tensioni principali

$$\sigma_{a,b} = 0 \pm \sqrt{0 + \tau_{xz}^2} \quad \tau_{xz} \neq 0$$

$$\sigma_a = + \tau_{xz} = \sigma_1$$

$$\sigma_b = - \tau_{xz} = \sigma_3$$

$$\sigma_c = 0 = \sigma_2$$

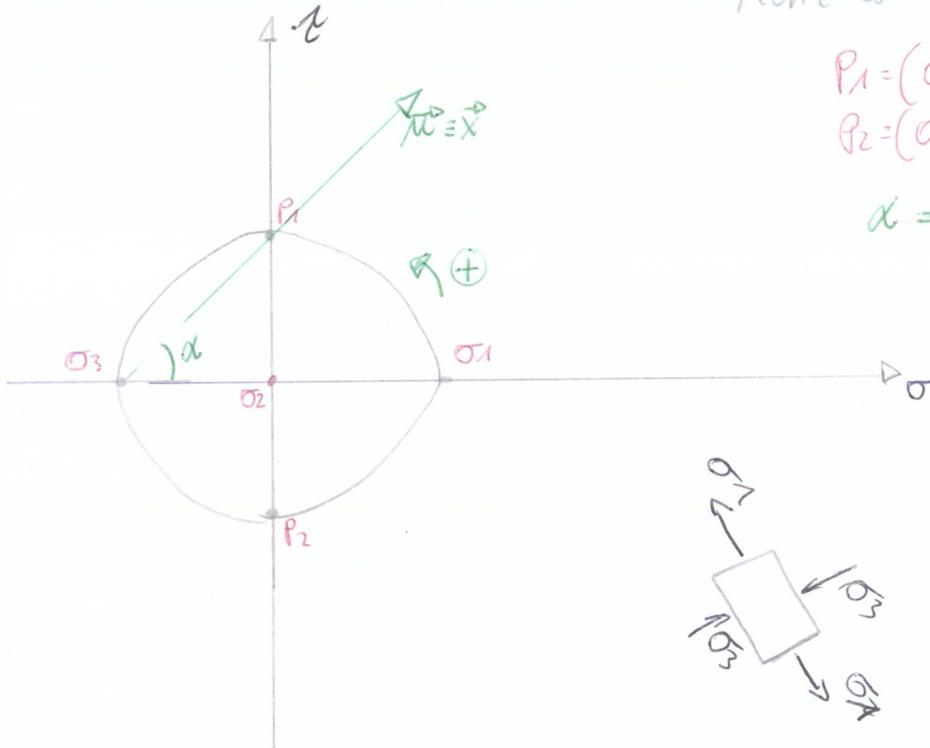


se le σ sono opposte di segno il cerchio di Mohr sarà segnato nell'origine

$$P_1 = (0; \tau_{xz})$$

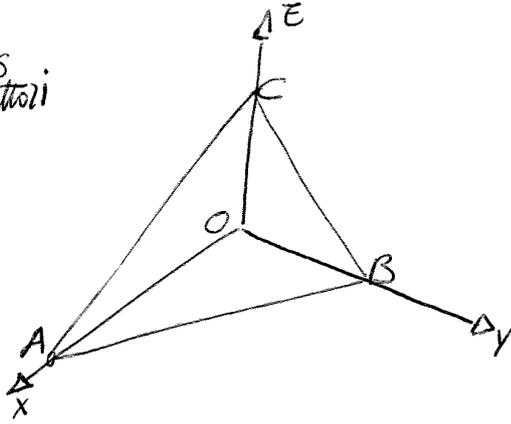
$$P_2 = (0; -\tau_{xz})$$

α = della geometria $\&$ asse x che è 45°



TETRAEDRO DI CAUCHY

l
 m
 n } \cos
direzioni



$$\begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} & \tau_{zx} \\ \tau_{xy} & \sigma_y & \tau_{zy} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & \sigma_z \end{bmatrix}$$

$$\vec{X} \quad \sigma_x \cos \theta_B + \tau_{yx} \cos \theta_A + \tau_{zx} \cos \theta_{AB} = p_{xABC}$$

diviso per ABC $\sigma_x \cdot l + \tau_{yx} \cdot m + \tau_{zx} \cdot n = p_x$

equazioni di Cauchy

$$\vec{Y} \quad \tau_{xy} \cdot l + \sigma_y \cdot m + \tau_{zy} \cdot n = p_y$$

$$\vec{Z} \quad \tau_{xz} \cdot l + \tau_{yz} \cdot m + \sigma_z \cdot n = p_z$$

se togliamo il limite in cui $\rho \rightarrow 0$ per il quale $\vec{p} \rightarrow \vec{0}$ e quindi
altri nomi di ABC ho solo σ

$$\vec{p} = \sigma \vec{n}$$

($\vec{z} = 0$)

scrivere le equazioni di Cauchy considerando
 $\vec{p} \parallel \vec{n}$

$$\left. \begin{aligned} \vec{X} \quad \sigma_x l + \tau_{xy} m + \tau_{zx} n &= \sigma l \\ \vec{Y} \quad \tau_{xy} l + \sigma_y m + \tau_{zy} n &= \sigma m \\ \vec{Z} \quad \tau_{xz} l + \tau_{yz} m + \sigma_z n &= \sigma n \end{aligned} \right\}$$

lo sovrappone come un problema di autovaleori e autovettori

associare la conclusione di decomposizione ogni univoco

③

$$l^2 + m^2 + n^2 = 1$$

→ la terne 1,2,3 che indica le direzioni sollecitazioni $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$ e corrispondente

$$l_1^2 + m_1^2 + n_1^2 = 1$$

→ gli autovettori ovvero la terne 1,2,3 si calcolano con il metodo grafico dei cerchi di Mohr

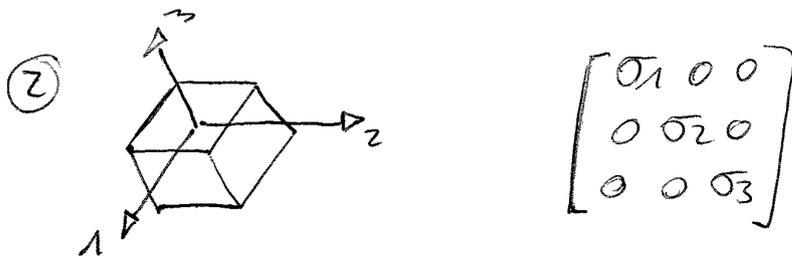
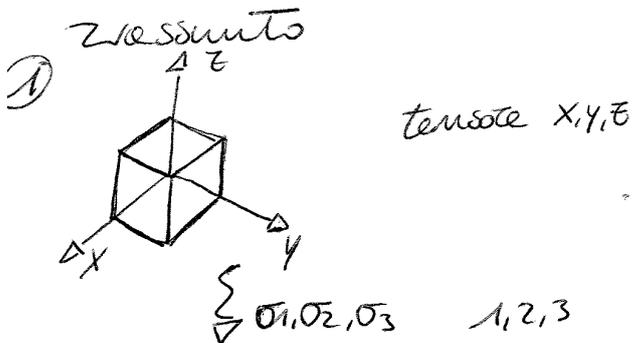
$$\det[\] = 0 \Rightarrow \det \left\{ [\] - \sigma \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \right\} = 0$$

$$\sigma^3 - I_1 \sigma^2 + I_2 \sigma - I_3 = 0 \quad I_1, I_2, I_3 \text{ invarianti dello stato di tensioni}$$

$$I_1 = \sigma_x + \sigma_y + \sigma_z$$

$$I_2 = \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} \\ \tau_{xy} & \sigma_y \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \sigma_y & \tau_{zy} \\ \tau_{yz} & \sigma_z \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{zx} \\ \tau_{xz} & \sigma_z \end{bmatrix}$$

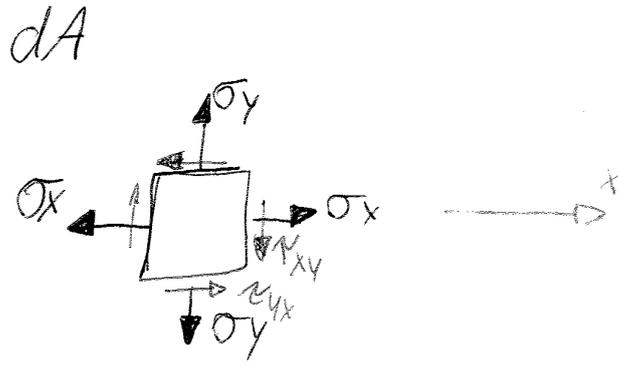
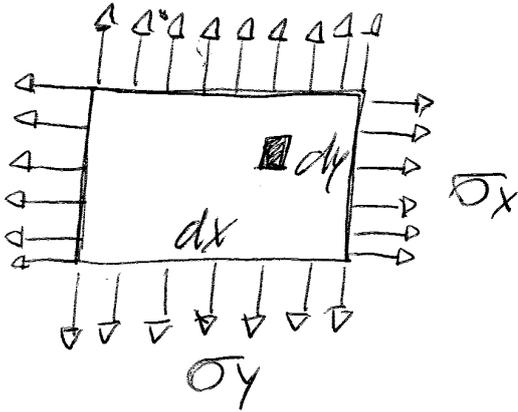
$$I_3 = \det[\] = 0$$



tensore molto più semplice composto solo da $\sigma \rightarrow$ definiscono lo stato principale e agisce in quel punto

plane stress

$$\begin{aligned} \sigma_z &= 0 & \tau_{xy} &= \tau_{yx} \neq 0 \\ \sigma_x &\neq 0 & \tau_{xz} &= \tau_{zx} = 0 \\ \sigma_y &\neq 0 & \tau_{yz} &= \tau_{zy} = 0 \end{aligned}$$



Stato di tensione in un punto
 Scrivo il det delle tensioni per individuare le direzioni principali

$$\det \begin{bmatrix} \sigma_x - \sigma & \tau_{xy} & 0 \\ \tau_{xy} & \sigma_y - \sigma & 0 \\ 0 & 0 & -\sigma \end{bmatrix} = 0$$

la direzione σ è una direzione principale perché le τ sono nulle

2

per $x=0$ $C_2=0$

per $x=l$ $0 = -\frac{C}{6EIz} \frac{l^3}{6} + C_1 l + 0 \Rightarrow C_1 = \frac{Cl}{6EIz}$

sostituendo

$$\frac{dy}{dx} = -\frac{C}{EIz} \cdot \frac{x^2}{2} + \frac{Cl}{6EIz}$$

$$\frac{dy}{dx} \Big|_0 = \frac{Cl}{6EIz}$$

$$\frac{dy}{dx} \Big|_l = -\frac{Cl^2}{2EIz} + \frac{Cl}{6EIz} = -\frac{Cl}{3EIz}$$

$$y = -\frac{C}{EIz} \cdot \frac{x^3}{6} + \frac{Cl}{6EIz} x$$

annullando dove è la derivata sappiamo
dove sarà il massimo o il minimo.

$$0 = -\frac{C}{EIz} \cdot \frac{x^2}{2} + \frac{Cl}{6EIz} \Rightarrow x^2 = \frac{l^2}{3} = \pm \frac{\sqrt{3}}{3} l$$

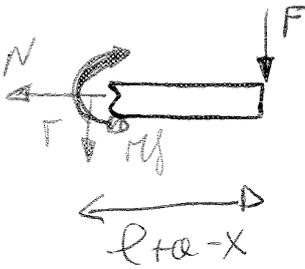
la soluzione
negativa non
ha significato

ora per calcolare la f_{max} sostituiamo
nell'equazione il valore di x

$$y = -\frac{C}{EIz} \cdot \frac{\sqrt{3}}{3} \frac{l^2}{3} + \frac{Cl}{6EIz} \cdot \frac{\sqrt{3}}{3} l =$$

(4)

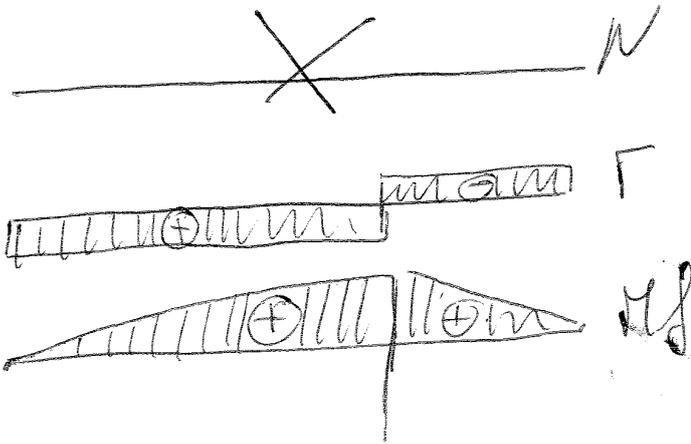
$$l < x < l+a$$



$$N = 0$$

$$T = -F$$

$$M_f = F(l+a-x)$$



calcolo linea elastica punto più sollecitato sulla sezione B
 avremo 2 campate
 dovremo calcolare

① $0 < x < l$

②

$$\frac{d^2 y}{dx^2} = -\frac{M_f}{EIz} = -\frac{Fa}{EIz} x$$

$$\frac{dy}{dx} = -\frac{Fa}{EIz} \cdot \frac{x^2}{2} + C_1$$

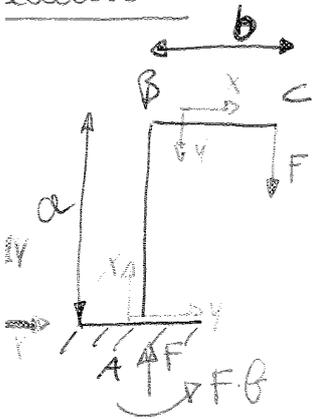
$$y = -\frac{Fa}{EIz} \cdot \frac{x^3}{6} + C_1 x + C_2$$

$$\frac{d^2 y}{dx^2} = \frac{F}{EIz} (x - l - a)$$

$$\frac{dy}{dx} = \frac{F}{EIz} \left(\frac{x^2}{2} - (l+a)x \right) + C_3$$

$$y = \frac{F}{EIz} \left(\frac{x^3}{6} - (l+a) \frac{x^2}{2} \right) + C_3 x + C_4$$

calcolo



$$I_{AB} = \frac{D_1^4 \pi}{64} - \frac{d_1^4 \pi}{64}$$

$$I_{BC} = \frac{(D_2^4 \pi - d_2^4 \pi)}{64}$$

$$W_{AB} = \frac{(D_1^4 - d_1^4) \pi}{32 D_1}$$

$$W_{BC} = \frac{D_2^4 - d_2^4}{32 D_2} \pi$$

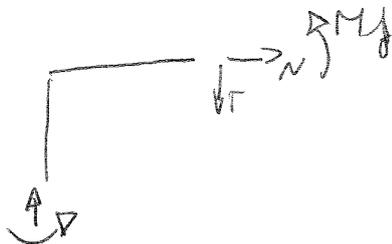
(AB) $0 < x < a$

$$N = -F$$

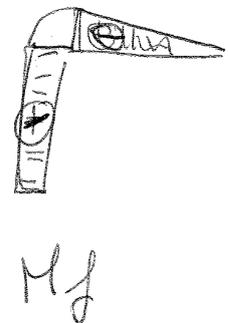
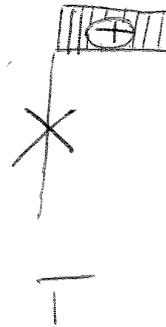
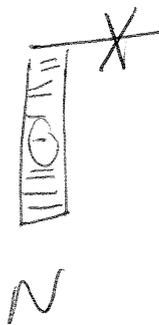
$$T = 0$$

$$M_f = -F \cdot b$$

(BC) $0 < x < b$



$$\begin{cases} T = F \\ N = 0 \\ M_f = -F(b-x) \end{cases}$$



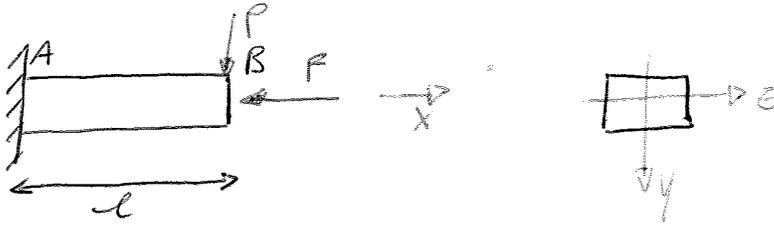
Calcolare la rotazione

ESERCIZIO 5/1 EQUILIBRIO DI UNO DEI MEMBRI

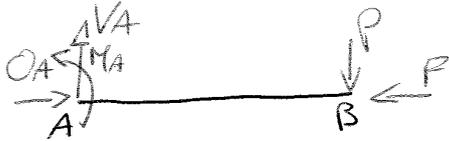


esercitazione

trave elastica

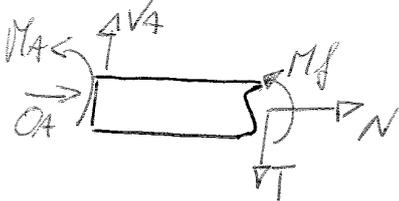


SISTEMA ISOSTATICO

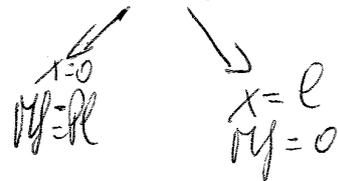
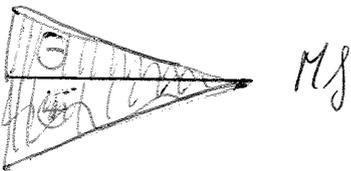


$$\begin{aligned} V_A &= P \\ O_A &= F \\ M_A &= P \cdot l \end{aligned}$$

Calcolo le azioni interne → 1 sola campata



$$\begin{aligned} N &= -O_A = -F \\ T &= V_A = P \\ M_f &= -M_A + V_A x = P(x - l) \end{aligned}$$



la sezione più sollecitata è all'incastro

quasi e la forza massima:

5

$$M_f(x) = -P(l-x)$$

$$\frac{d^2y}{dx^2} = \frac{-M_f}{EI_z} = \frac{P}{EI_z}(l-x)$$

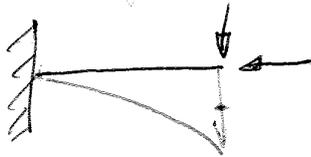
$$\frac{dy}{dx} = \frac{P}{EI_z} \left(lx - \frac{x^2}{2} \right) + C_1$$

$$y = \frac{P}{EI_z} \left(\frac{lx^2}{2} - \frac{x^3}{6} \right) + C_1x + C_2$$

$$\frac{P}{EI_z}$$

$$y = \frac{P}{EI_z} \left[\frac{lx^2}{2} - \frac{x^3}{6} \right]$$

$$\frac{dy}{dx} = \frac{P}{EI_z} \left(lx - \frac{x^2}{2} \right)$$



← forza max
in $x=l$

$$y(l) = \frac{P}{EI_z} \left[\frac{l^3}{2} - \frac{l^3}{6} \right] = \frac{P}{EI_z} \left[\frac{1}{3} l^3 \right]$$

deformazione ϵ_x max!

$$\epsilon_x = \frac{\sigma_x}{E} - \frac{V}{E} (\sigma_x + \sigma_\epsilon) = \sigma_{xmax}$$

$$\sigma_{xmax} = \frac{\sigma_{xmax}}{E} = \frac{1}{E} \left(-\frac{F}{A} - \frac{Pl}{I_z} \frac{b}{2} \right)$$

Si applicano le
condizioni al contorno
Sappiamo che:

- $y=0$ quando $x=0$ (in A)

Sostituendo

$$\boxed{C_2 = 0}$$

- in A non c'è rotazione

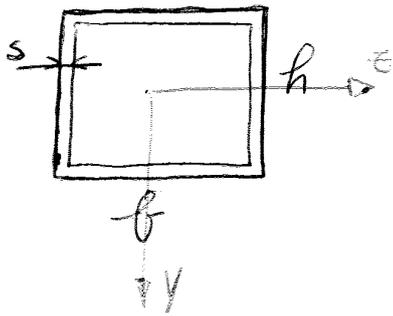
$$\rightarrow \frac{dy}{dx} \text{ in A} = 0$$

$$\boxed{C_1 = 0}$$

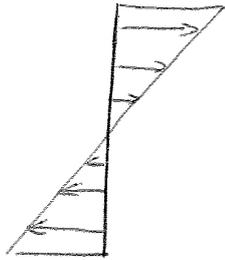
verificare la ~~...~~

0

INCASTRATO



$$I_z = \frac{bh^3}{12} - \frac{(b-2s)(h-2s)^3}{12}$$



$$\sigma_x^{Mf} = \frac{Mf y}{I_z} = -$$

$$|\sigma_{x \max}| = \frac{Pl + q \frac{l^2}{2}}{I_z} \cdot \frac{h}{2}$$

parti più sollecitate sono il bordo superiore e inferiore

- calcolare la flessione max

$$\frac{d^2 y}{dx^2} = - \frac{Mf}{EI_z} = \frac{1}{EI_z} \left(P(l-x) + \frac{q}{2}(l^2 - 2lx + x^2) \right)$$

$$\frac{dy}{dx} = \frac{1}{EI_z} \left(P(lx - \frac{x^2}{2}) + \frac{q}{2} \left(l^2 x - lx^2 + \frac{x^3}{3} \right) \right) + C_1$$

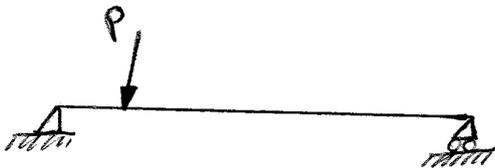
$$y = \frac{1}{EI_z} \left(P \left(\frac{lx^2}{2} - \frac{x^3}{6} \right) + \frac{q}{2} \left(\frac{l^2 x^2}{2} - \frac{lx^3}{3} + \frac{x^4}{12} \right) \right) + C_1 x + C_2$$

condizioni al contorno

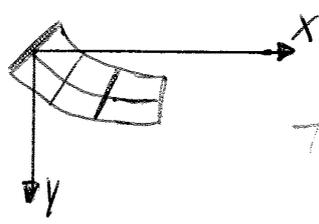
$$x=0 \rightarrow y=0 \rightarrow C_2 = 0$$

$$\frac{dy}{dx} = 0 \quad \text{quando } x=0 \quad C_1 = 0$$

F	σ, τ	E, γ	spost. finiti	$v = \text{freccia}$
M_f	$\sigma_x = \frac{M_f y}{I_z}$	$E_x = \frac{M_f y}{E I_z} = \frac{y}{R}$		
T	$\tau_{xy} = \frac{T S_x^*}{\cos \alpha I_z}$			

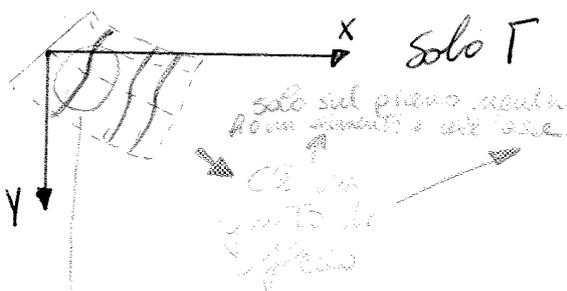


$$\frac{d^2 y}{dx^2} = - \frac{M_f}{E I_z}$$



Solo M_f

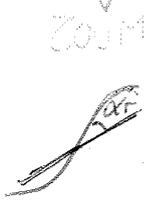
tutte le sezioni si mantengono piane all'asse delle fibre



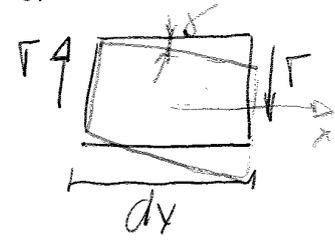
tensione ed compressione alle stesso punto, solo T e costante

$$\alpha_T = \frac{dy_1}{dx} = \tan \alpha_T = \gamma_{xy}$$

per tener conto di tutto si sovrappongono gli effetti

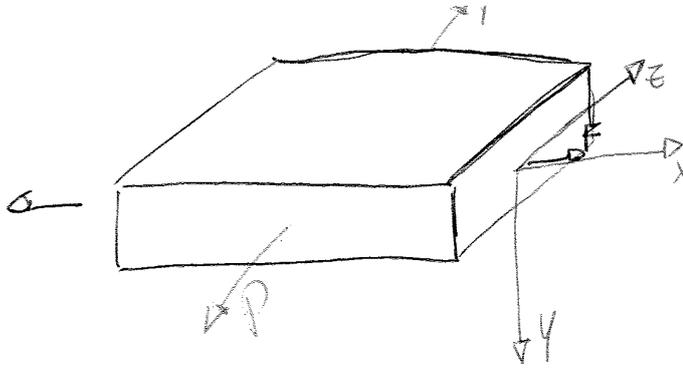


riduzione dovuto al spessore dei lembi



$$\alpha_T = \frac{dy_1}{dx} = \frac{\tau_{media}}{G} = \frac{T}{AG} \cdot \alpha$$

fattore coattivo



$$\sigma_x \neq 0$$

$$\epsilon_x = \frac{\sigma_x}{E}$$

$$\epsilon_y = -\nu \frac{\sigma_x}{E}$$

$$\epsilon_z = -\nu \frac{\sigma_x}{E}$$

$$\sigma_z \neq 0$$

$$\epsilon_z = \frac{\sigma_z}{E}$$

$$\epsilon_y = -\nu \frac{\sigma_z}{E}$$

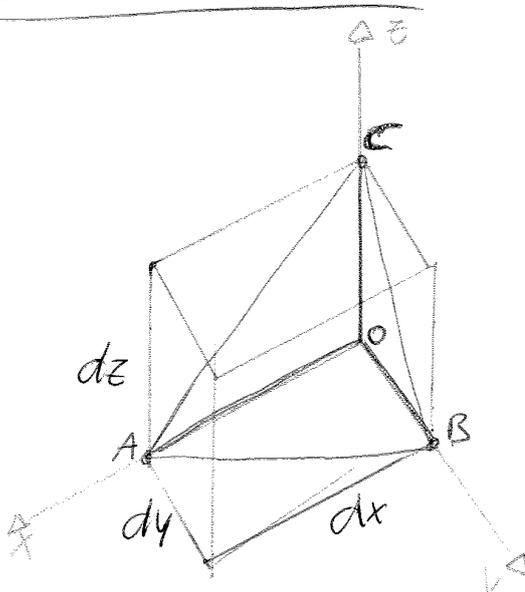
$$\epsilon_x = -\nu \frac{\sigma_z}{E}$$



- ① EQUILIBRIO DEL TETRAEDRO DI CAUCHY
- ② TENSIONI PRINCIPALI → AUTOVALORI, AUTOVETTORI
→ CERCHI DI MOHR
- ③ CERCHI DI MOHR
- ④ TENSIONI IDEALI EQUIVALENTI
- ⑤ COEFF. SICUREZZA STATICO



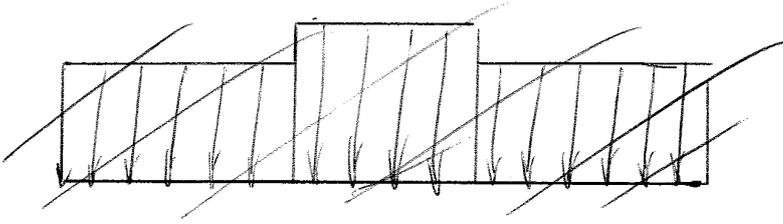
EQUILIBRIO DI CAUCHY



σ_x	τ_{yx}	τ_{zx}
τ_{xy}	σ_y	τ_{zy}
τ_{xz}	τ_{yz}	σ_z

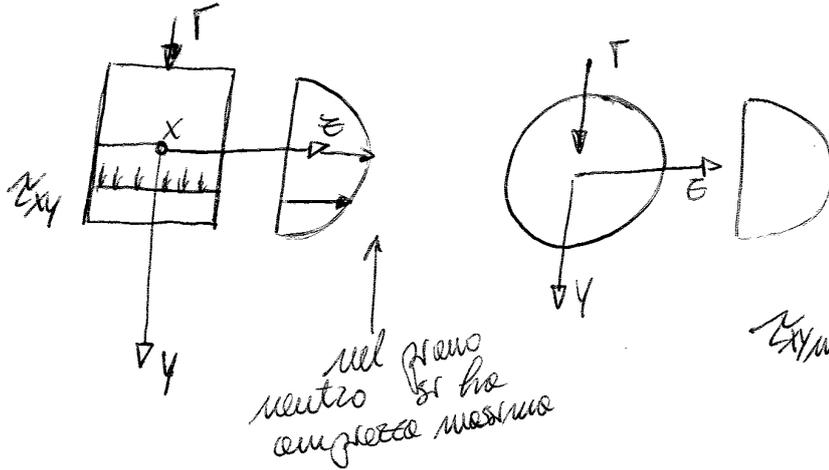
lo taglio ottenendo un tetraedro elementare

noto x y z
incognito: normale in qualsiasi



MAX
MIN

Calcolo tensioni dovute a Γ in sezioni \neq rettangolare, quadrata, circolare



nel piano
neutro si ha
ampiezza massima

$$\tau_{xy, \max} = \frac{4}{3} \frac{\Gamma}{\text{area}}$$

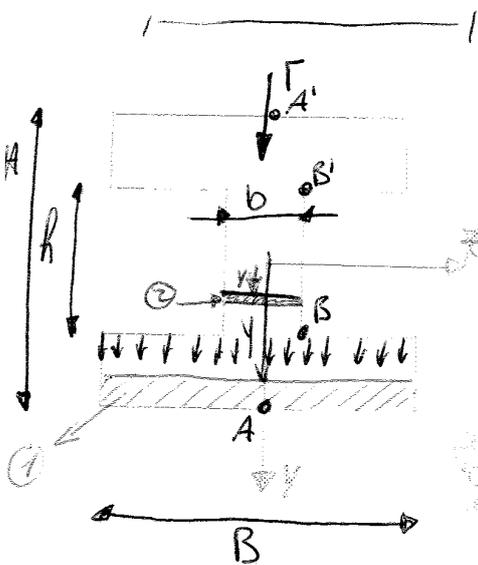
$$\tau_{xy, \max} = \frac{3}{2} \frac{\Gamma}{bR}$$

$$\tau_{xy} = \frac{3}{2} \frac{\Gamma}{A} = 1,5 \frac{\Gamma}{A}$$

$$\tau_{xy} = \tau_{yx} = \frac{\Gamma S_x^*}{\text{coda } I_z}$$

Il momento di inerzia I_z è una proprietà geometrica della sezione e dipende dalla sua forma.

CONCLUSIONI: la sollecitazione maggiore è nella



$$\tau_{xy} = \tau_{yx} = \frac{\Gamma S_x^*}{I_z \text{ coda}}$$

$$\begin{aligned} \tau_{xy} = \tau_{yx} &= \frac{\Gamma \int_A y dA}{I_z B} = \frac{\Gamma \int_{-h/2}^{h/2} y B dy}{I_z B} \\ &= \frac{\Gamma B \left[\frac{y^2}{2} \right]_{-h/2}^{h/2}}{I_z B} \end{aligned}$$