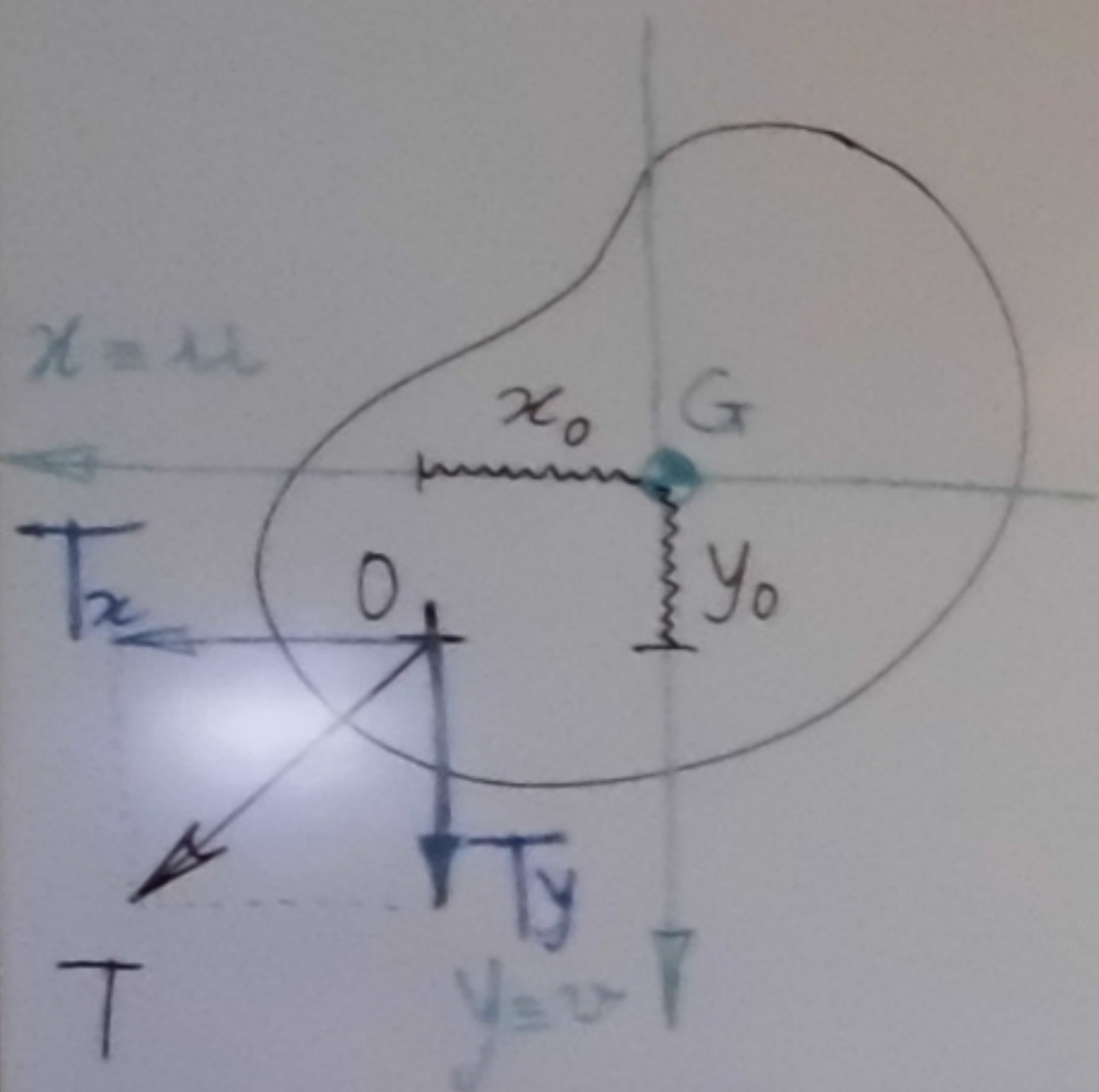


Taglio e centro di taglio

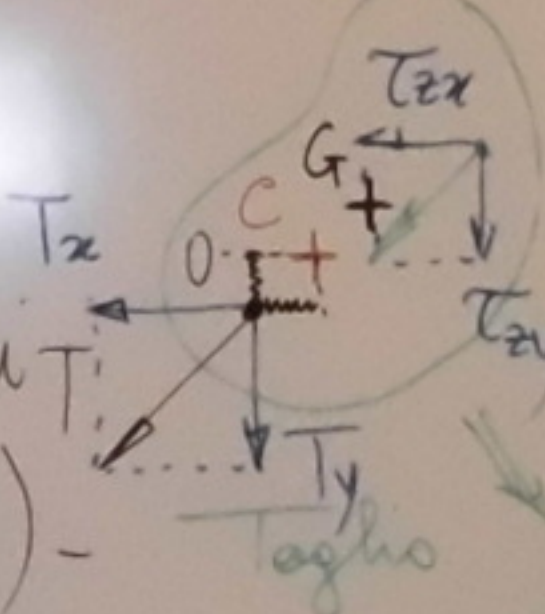


- La soluzione del pb. del taglio, secondo le eq. in governanti (equilibrio e congruenza) derivate a monte nelle $\tau_z = \begin{Bmatrix} \tau_{zx} \\ \tau_{zy} \end{Bmatrix}$ (accoppiate a quelle della flessione σ_x con soluzioni analitiche; flessione composta o taglio) è possibile in forme chiuse solo in casi particolari (sezioni modificate di forma semplice; es. rett. ecc.)

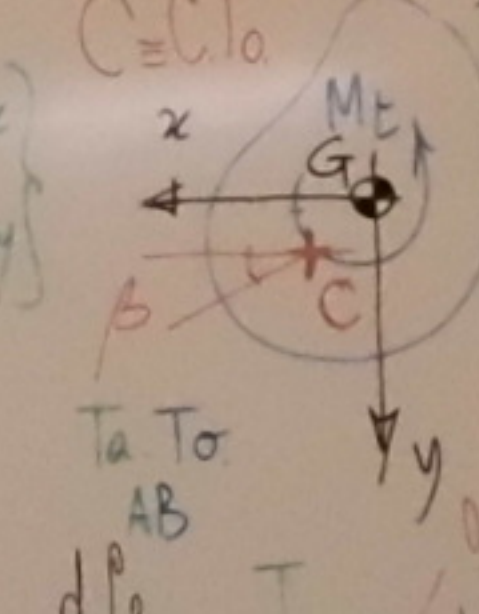
- In generale si utilizzano trattazioni approx., vedi principalmente le trattazioni di Jouraunsky (~1856)
- Al variare del p.to di applicazione O della risultante tagliante T nasce evidentemente un accoppiamento taglio/torsione. Seguito al momento torcente da si genera per trasporto delle forze T parallelamente a se stessa nel piano della st.
- In tal senso, si definisce Centro di Taglio (C.Ta.) il p.to di applicazione dell'azione tagliante T per il quale la sezione si flette (per flessione composta) **SENZA** **distorsione** nel piano della st. stessa.

- Tale rotazione (**nulla**) viene stimata in senso energetico tramite applicazione del PLV, associando i pb. di taglio e torsione in modo tale da produrre lavoro interno mutuo nullo (risposte a taglio e a torsione energeticamente ortogonali)

Sistema A stat. amm.



Sistema B dinam. amm.



$$\frac{d\delta}{dz} = T_x \frac{\delta}{\delta_c} + T_y \frac{\delta}{\delta_c} + [T_y(x-x_c) - T_x(y-y_c)] \beta = 0$$

$$M_t = T_y(x_0 - x_c) - T_x(y_0 - y_c)$$

$$T_y(x_0 - x_c) - T_x(y_0 - y_c) = 0$$

- Si ritiene pertanto che $C.Ta \equiv C.To \equiv C.T = C$

- Similmente, notando ancora torsione e taglio:

$$M_t \cdot \beta = \int_A \tau_z \cdot \frac{\partial u}{\partial z} dA = \int_A \tau_z \cdot \tau_z dA = \int_A \tau_z^2 dA = 0$$

(rotazione nulla della sezione nel suo piano)

- Nota la soluzione del pb. del taglio, da cui si può ricavare $C.Ta$ e quindi $C.To$ (oppure viceversa nota la soluzione del pb. della torsione, si può ricavare $C.To$ e quindi $C.Ta$)

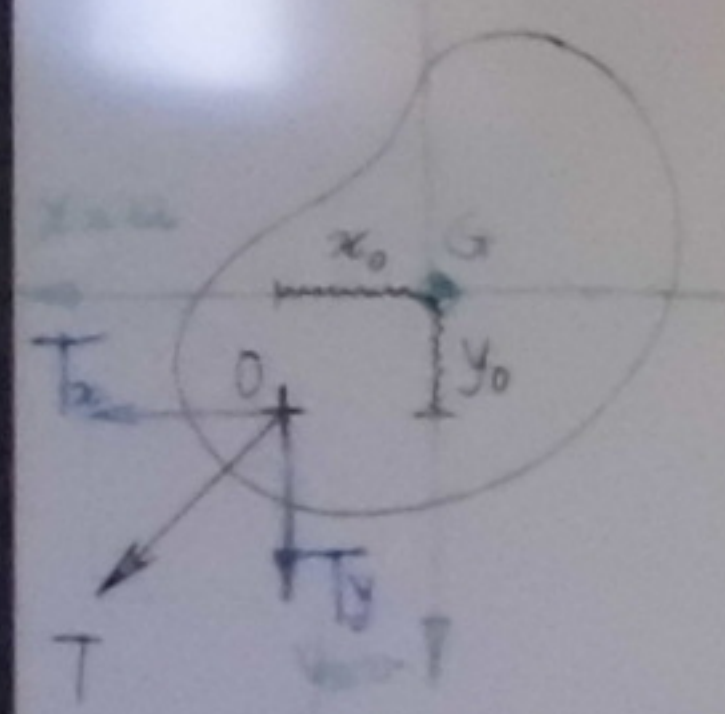
Qua. Esercizio applicativo del pb. del taglio, si consideri la sezione a profilo rett. di cui sotto, sottoposta ad azione di taglio unitario $T=1$. Si determini il centro di taglio C.Ta. della sezione.

Taglio e centro di taglio

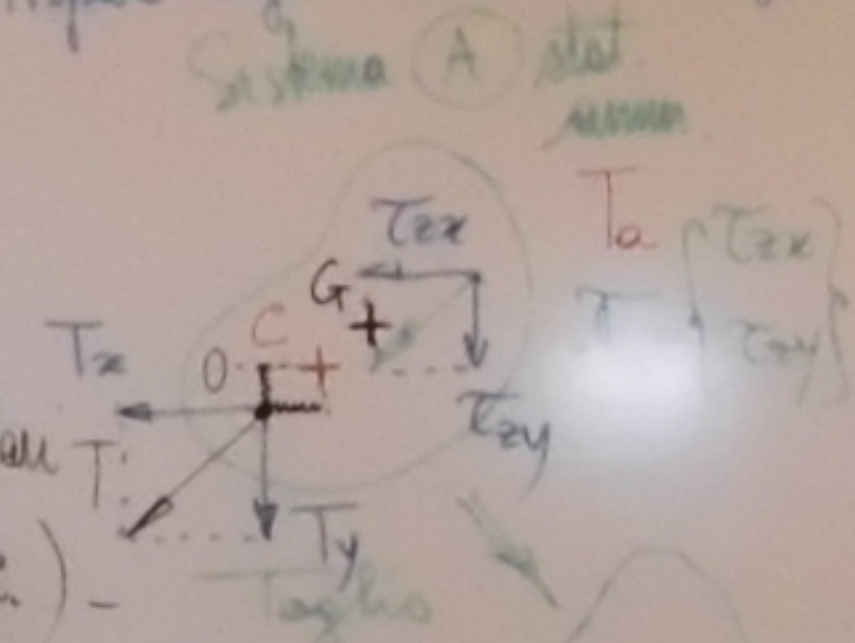
- La soluzione del pb. del taglio, secondo le eq. in governante (equilibrio congruenza) derivata a monte nella $T_0 = \begin{pmatrix} T_{0x} \\ T_{0y} \end{pmatrix}$

a quella della torsione $T_0 = \begin{pmatrix} T_{0x} \\ T_{0y} \end{pmatrix}$ da cui si deduce:

analisi: "Torsione congruente" o taglio
è possibile in forma chiusa solo in casi particolari (sezioni modificate di forma semplice; es. st. ric.)



- Tale rotazione (nulla) viene stimata in senso energetico tramite applicazione del PLV, associando i pb. di taglio e torsione in modo tale da produrre lavoro interno mutuo nullo (rispetto a taglio e torsione energeticamente ortogonali)



Sistema (A) stat. amm.

$$C = C_{T_0} = \frac{M_{T_0}}{T_0} = \frac{\int_A T_{0x} y - T_{0y} x \, dA}{T_0}$$

$$\frac{dL_e}{dz} = T_{0x} x_c + T_{0y} y_c + [T_{0x} x_0 - T_{0y} y_0] \beta = 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

$$\int_A (T_{0x} y_{zx} + T_{0y} y_{zy}) dA = \frac{dL_e}{dz} \equiv 0$$

- Si ottiene pertanto che $C_{T_0} = C_{T_1} = C_{T_2} = C$
- Similmente, potremmo associare torsione e taglio

$$M_{T_0} \cdot \beta = \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

$$(rotazione nulla della sezione nel suo piano)$$

$$= \int_A T_{0x} \cdot y_{zx} - T_{0y} \cdot x_{zy} \, dA = 0$$

- Ove siano note approssimate del pb. del taglio (es. Jourausky) e del pb. della torsione (es. profili sottili) che risultino energeticamente ortogonali ($T_0 \cdot T_1 = 0$)

la stima di C_{T_0} e C_{T_1} da tali ipotesi fornisce

stima adeguata del C reale +1/2

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

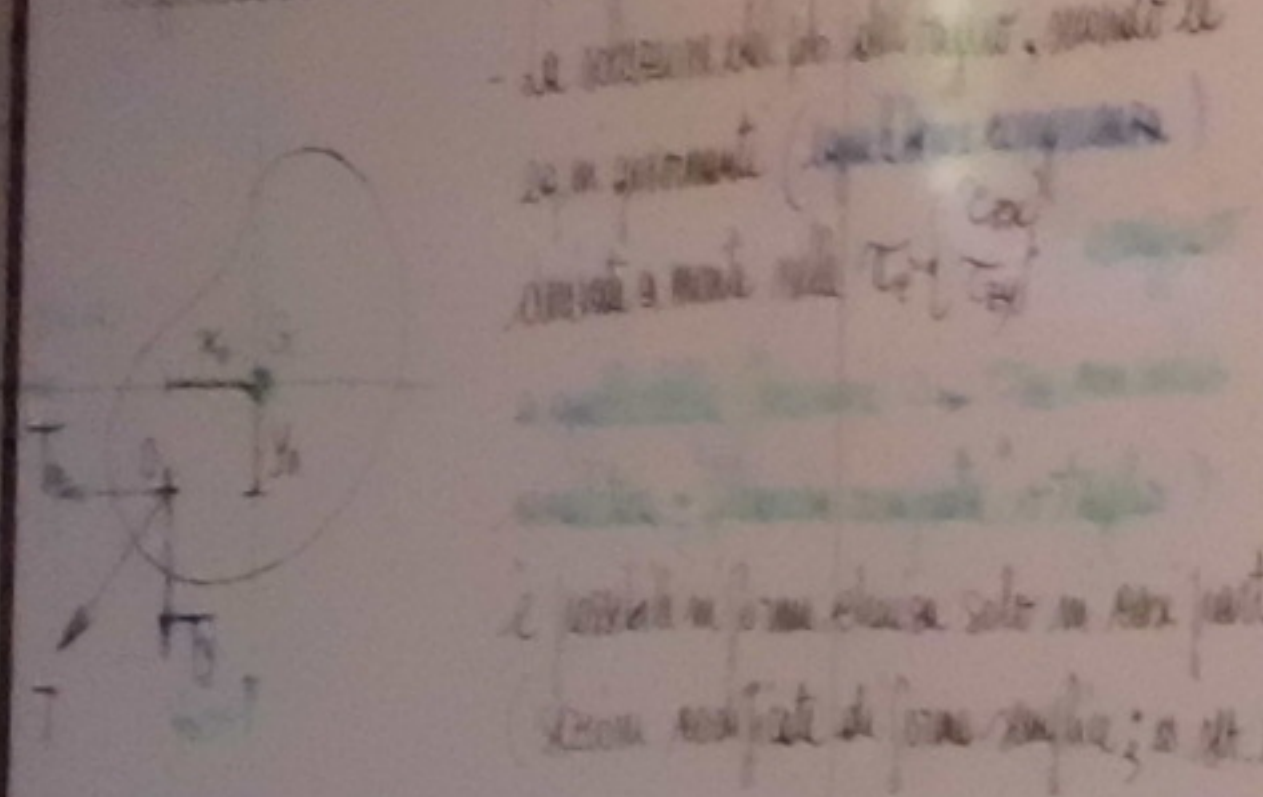
es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

es. profili sottili

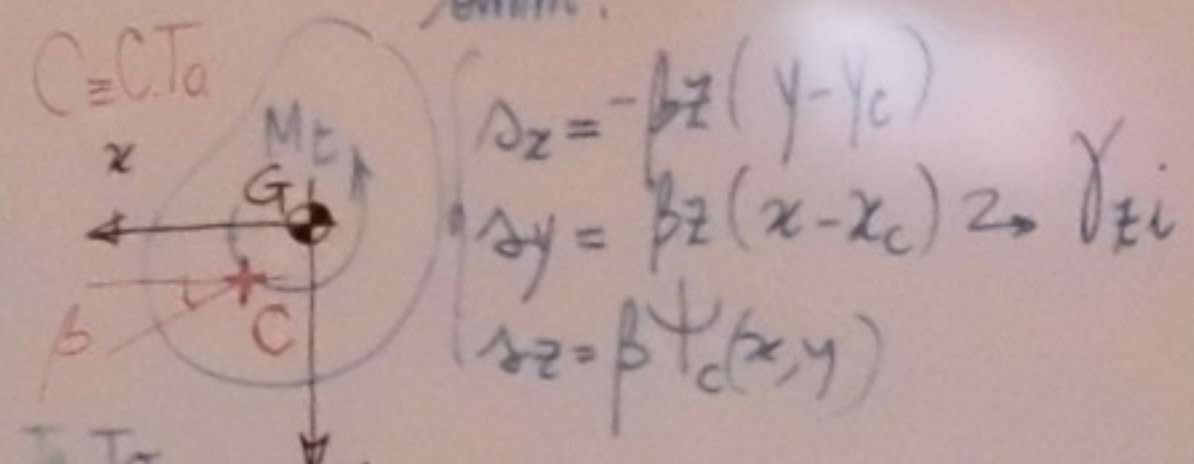
Calcolo di centro di taglio



La ricerca del centro di taglio, secondo la teoria di Saint-Venant, si può considerare come un problema di statica. Si può infatti dimostrare che il centro di taglio coincide con il centro di massa per sezioni omogenee.

La relazione $\tau_{zx} = \beta z$ viene stabilita in senso energetico tramite applicazione del PLV, associando i pb di taglio e torsione in modo tale da produrre lavoro interno mutuo nullo (rispetto a taglio e torsione energeticamente ortogonali).

Sistema Banoni simm.



$$\frac{dL_i}{dz} = T_x x_c + T_y y_c + \int_A (T_{zx} x + T_{zy} y) dA = \frac{dL_i}{dz} = 0$$

$$T_y(x_0 - x_c) - T_x(y_0 - y_c) = 0$$

- Si ottiene pertanto che $C \cdot T_a \equiv C \cdot T_o \equiv C \cdot T \equiv C$
 - Similmente, potremmo associare torsione e taglio.

$$M_t \cdot \beta = \int_A \tau_z \cdot \frac{\partial \chi_z}{\partial z} dA = \int_A \frac{\tau_z}{G} \cdot \tau_z dA = \int_A \frac{\tau_z^2}{G} dA$$

$$\int_A \tau_z \cdot \chi_z dA = 0$$

- Nota la solut. del pb. del taglio, è possibile determinare $C \cdot T_a$ (e quindi $C \cdot T_o \equiv C$) oppure, viceversa, nota la solut. del pb. della torsione, quindi determinati $C \cdot T_o(\chi_z)$ è noto $C \cdot T_a \equiv C$.

- Ove siano soluz. approssimate del pb. del taglio (es. Jouraousky) e del pb. della torsione (es. profili sottili) che risultino energeticamente ortogonali ($\tau_z \cdot \chi_z = 0$) la stima di $C \cdot T_a$ o $C \cdot T_o$ da tali solut. fornisce stima adeguata del C reale.

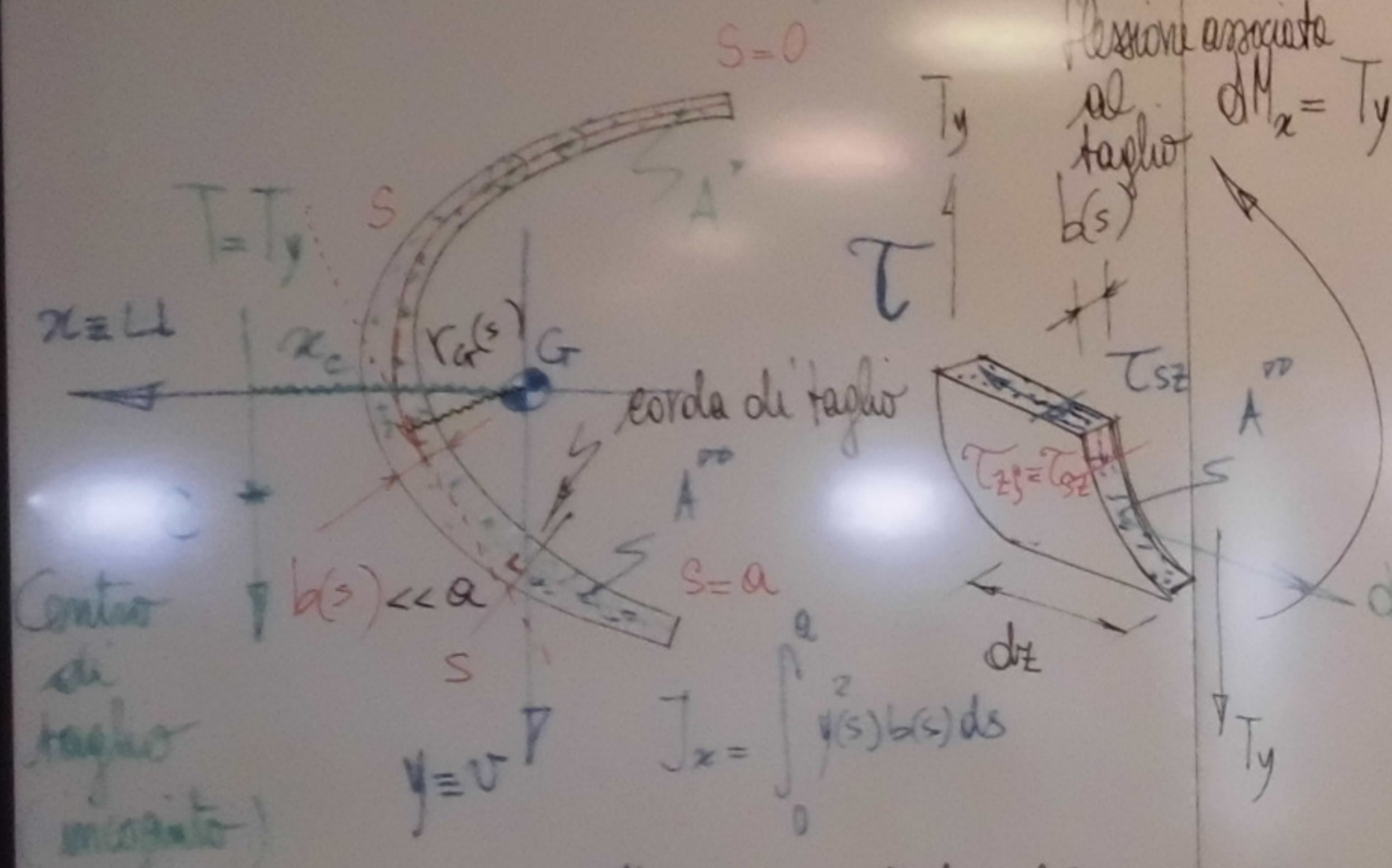
es. profili sottili aperti $\tau_{zs}(T) = \cos t$

$$\int_{-b/2}^{b/2} \tau_{zs} \tau_{zs} dz = 0$$

$$\int_A (T_{zy} x - T_{zx} y) dA = T_y x_c - T_x y_c$$

coordinate di C

Torçione nei profili sottili (aperti), secondo trattazione alla Jourawsky (~1856)



- Profilo sottile aperto soggetto a $T = T_y$ applicata nel C.T.

flessione associata

$$dM_x = T_y dz \Rightarrow \frac{dM_x}{dz} = T_y = \frac{dM_x}{dz} y = \frac{T_y dz}{J_x} y$$

formula di Navier (flessione retta)

$$T = \tau_{zs} b(s) dz$$

il valore medio

$$dR = \int d\tau_{zs} dA$$

$$= \int_{A''} \frac{T_y dz}{J_x} y dA$$

$$= \frac{T_y}{J_x} \int y dA dz$$

$$S_x = \int y(s) b(s) ds$$

Per equil. alla traslazione nella direzione z :

$$T = \tau_{zs} b(s) dz = \frac{T_y}{J_x} S_x'' dz = dR$$

τ_{zs} costante lungo la corda

valore appross. (del tutto efficace ai fini ingegneristici)

$$\tau_{zs}(s) = \frac{1}{b(s)} \int_{-b/2}^{+b/2} \tau_{zs}(s, n) dn$$

H_y costante lungo la corda (nella prima appross. della realtà)

$$\tau_{zs}(s) = \frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)} = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x''(s)}{b(s)}$$

Formula di Jourawsky (applicata al caso dei profili sottili aperti). Le τ_{zs} risultano

$$\tau_{zs}(s, n) = \frac{1}{b(s)} \int_{-b/2}^{+b/2} \tau_{zs}(s, n) dn$$

- Si noti che la soluzione ottenuta non dipende dal tipo di applicazione.
- Supponendo $T = T_y$ applicata in C, il centro di twist.

$$T_y z_c = \int \tau_{zs} b(s) ds z_c$$

$$= \int \frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)} b(s) ds z_c$$

$$= \frac{T_y}{J_x} \int S_x'(s) ds z_c$$

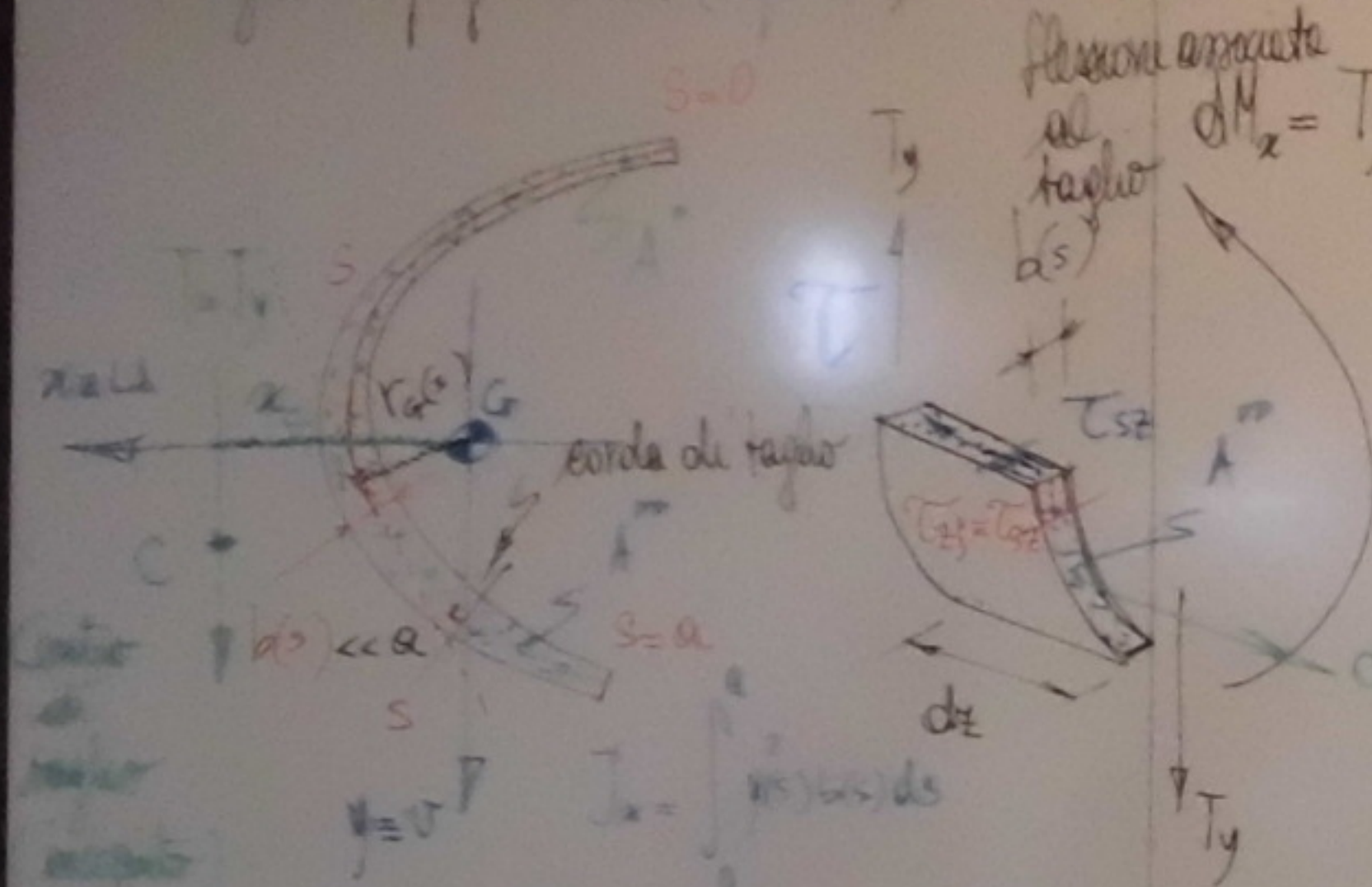
$$= \frac{T_y}{J_x} S_x(s) z_c$$

$$T_y z_c = -\frac{T_y}{J_x} S_x(s) z_c$$

$$z_c = -\frac{1}{J_x} \int S_x(s) ds$$

Carico sui profili sottili aperti, secondo trattazione alla Jourawsky (~1856)

Per equil. alla traslazione nella direzione z:



- Profili sottili aperti soggetti a $T = T_y$ applicata nel C.T.A.

$$dM_x = T_y dz \quad z = dz \quad y = \frac{T_y}{J_x} dz$$

$$T = \bar{\tau}_{zs} b(s) dz$$

$$dR = \int d\tau_{zs} dA$$

$$= \int_{A''} \frac{T_y}{J_x} y dA$$

$$= \frac{T_y}{J_x} \int_{A''} y dA$$

$$= \frac{T_y}{J_x} \int_{-a}^a y(s) b(s) ds$$

$$\bar{\tau}_{zs} = \frac{T_y}{J_x} \int_{-a}^a y(s) b(s) ds$$

τ_{zs} costante lungo la corda

$$\tau_{zs}(s) \equiv \bar{\tau}_{zs}(s)$$

valore appross. del tutto sufficiente ai fini ingegneristici

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = \frac{1}{b(s)} \int_{-a}^a \tau_{zs}(s, n) dn$$

$$\tau_{zs}(s, n) = \frac{1}{b(s)} \int_{-a}^a \tau_{zs}(s, n) dn$$

$$\tau_{zs}(s, n) = \frac{1}{b(s)} \int_{-a}^a \tau_{zs}(s, n) dn$$

$$\tau_{zs}(s, n) = \frac{1}{b(s)} \int_{-a}^a \tau_{zs}(s, n) dn$$

$$\tau_{zs}(s, n) = \frac{1}{b(s)} \int_{-a}^a \tau_{zs}(s, n) dn$$

$$T = \bar{\tau}_{zs} b(s) dz = \frac{T_y}{J_x} S_x'' dz = dR$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = \frac{T_y}{J_x} \frac{S_x''(s)}{b(s)} = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

$$\bar{\tau}_{zs}(s) = -\frac{T_y}{J_x} \frac{S_x'(s)}{b(s)}$$

- Si noti che la soluz. ottenuta non dipende dal p.to di applicazione di T

- Supponendo $T = T_y$ applicata in C, l'equiv. statica

$$T_y z_c = \int_{-a}^a \tau_{zs}(s) ds r_z(s)$$

$$= \int_{-a}^a \frac{T_y}{J_x} S_x''(s) r_z(s) ds$$

$$= \frac{T_y}{J_x} \int_{-a}^a S_x''(s) r_z(s) ds$$

$$z_c = \frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_x''(s) r_z(s) ds$$

$$T = T_y = 1 \quad y_c = -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

$$= -\frac{1}{J_x} \int_{-a}^a S_y''(s) r_z(s) ds$$

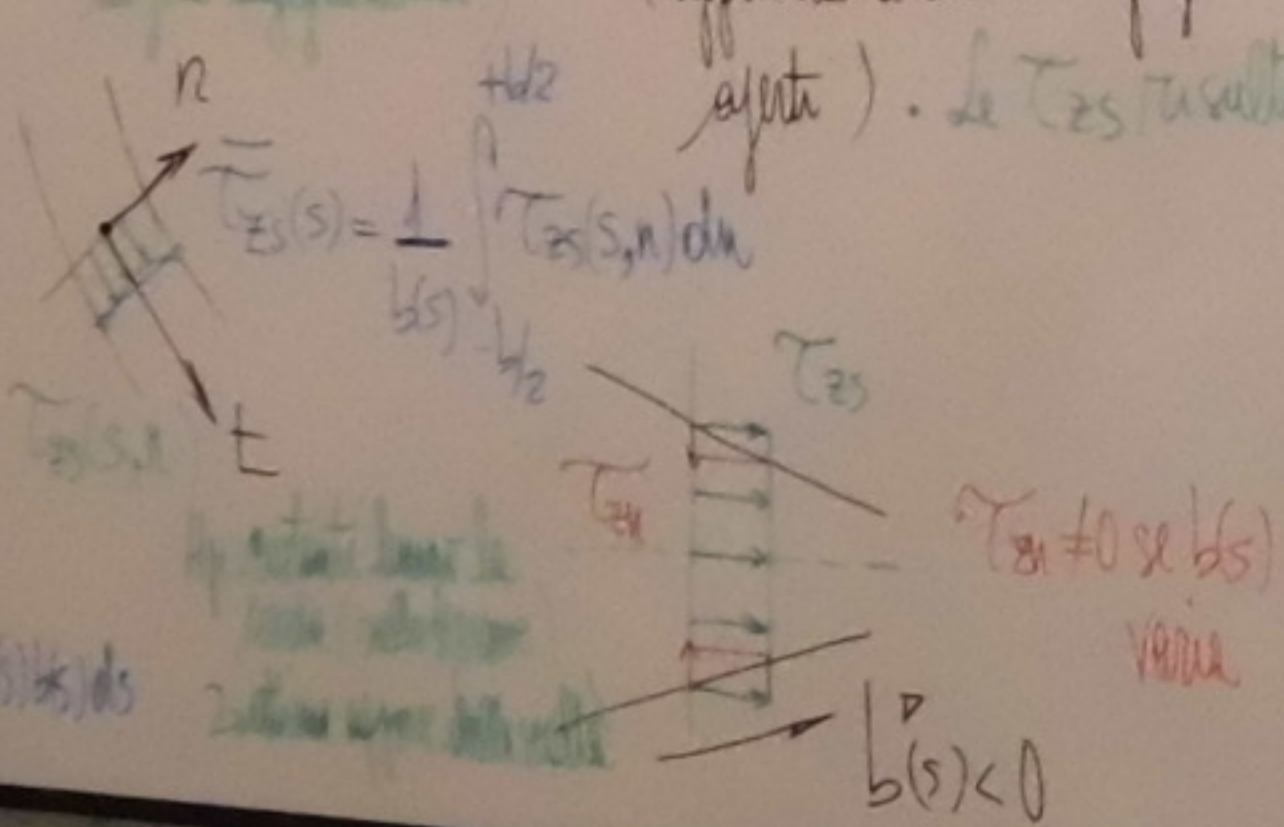
Per equil. alla traslazione nella direzione x :

$$T = \tau_{zs} b(s) ds = \frac{T_y}{J_x} S_x'' dz = dR$$

$$\tau_{zs}(s) = \frac{T_y S_x''(s)}{J_x b(s)} = -\frac{T_y S_x''(s)}{J_x b(s)}$$

Formula di Jourawsky
(applicata al caso dei profili sottili aperti). Le τ_{zs} risultano:

- dirett. prop. a T_y
- inv. prop. a J_x
- dirett. prop. a $S_x''(s)$
- inv. prop. a $b(s)$



- Si noti che la soluz. ottenuta non dipende dal p.to di applicazione di T .
- Supponendo $T = T_y$ applicato in C , l'equiv. statica:

$$T_y x_c = \int_a^b \tau_{zs}(s) ds r_x(s)$$

$$= \int_a^b \frac{T_y S_x''(s)}{J_x} r_x(s) ds$$

$$x_c = \frac{1}{J_x} \int_a^b S_x''(s) r_x(s) ds$$

$$y_c = -\frac{1}{J_y} \int_a^b S_y''(s) r_y(s) ds$$

Coordinate del centro di taglio

Attn. al momento torcente "parassita" (specie nei sottili aperti)

$\times \int_a^b T ds = C \int_a^b T ds$ $\rightarrow$ può condurre a τ_s elevate da momento torcente "parassita" nei profili aperti.