



Università degli Studi di Cagliari

Facoltà di Ingegneria e Architettura

Dipartimento di Ingegneria Civile, Ambientale e Architettura

Corso di Laurea in Scienze dell'Architettura - a.a. 2020/21

UNICA

Statica e Scienza delle Costruzioni

PARTE 2

> 1. Lo stato di sforzo

«È vietata la copia e la riproduzione dei contenuti e immagini in qualsiasi forma.

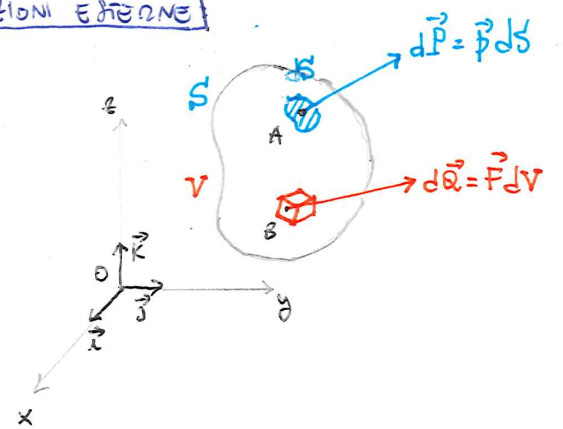
È inoltre vietata la redistribuzione e la pubblicazione dei contenuti e immagini non autorizzata espressamente dall'autore».

«È vietata la copia, la rielaborazione, la riproduzione dei contenuti e immagini in qualsiasi forma.

È inoltre vietata la diffusione, la redistribuzione e la pubblicazione dei contenuti e immagini, incluse le registrazioni delle videolezioni con qualsiasi modalità e mezzo non autorizzate espressamente dall'autore o da Unica».

Emanuele Reccia

emanuele.reccia@unica.it

ANALISI DELLA TENSIONE = BILICO STATO DI SFORZO
1A. - FORTE E TENSIONI IN UN RETTO TRIDIMENSIONALE -
AZIONI ESTERNE

FORTE DI SUPERFICIE

$$\vec{p} = p_x \vec{i} + p_y \vec{j} + p_z \vec{k}$$

$$\vec{p} = \{p_x, p_y, p_z\}$$

$$p = \frac{[F]}{[L]^2} \quad p_e = N/m^2$$

FORTE DI VOLUME

$$\vec{F} = F_x \vec{i} + F_y \vec{j} + F_z \vec{k}$$

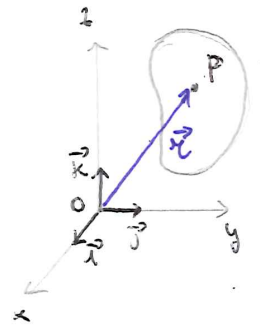
$$\vec{F} = \{F_x, F_y, F_z\}$$

$$F = \frac{[F]}{[L]^3} \quad \text{Peso Specifico } N/m^3$$

CONDIZIONI DI EQUILIBRIO:

$$\vec{R} = \vec{0} \Rightarrow R_x \vec{i} + R_y \vec{j} + R_z \vec{k} = \vec{0} \Rightarrow \begin{cases} R_x = 0 & R_x = \int_S p_x dS + \int_V F_x dV = 0 \\ R_y = 0 & R_y = \int_S p_y dS + \int_V F_y dV = 0 \\ R_z = 0 & R_z = \int_S p_z dS + \int_V F_z dV = 0 \end{cases}$$

$$\vec{M}_{(O)} = \vec{0} \Rightarrow M_{(O)x} \vec{i} + M_{(O)y} \vec{j} + M_{(O)z} \vec{k} = \vec{0} \Rightarrow \begin{cases} M_{(O)x} = 0 \\ M_{(O)y} = 0 \\ M_{(O)z} = 0 \end{cases}$$



$$P = (x, y, z)$$

$$\vec{r} = \vec{r} = x \vec{i} + y \vec{j} + z \vec{k}$$

$$\vec{r} = [x, y, z]$$

$$\vec{M}_{(O)} = \int_S \vec{r} \wedge d\vec{P} + \int_V \vec{r} \wedge d\vec{Q} = \int_S \vec{r} \wedge \vec{p} dS + \int_V \vec{r} \wedge \vec{F} dV = \vec{0}$$

$$\vec{r} \wedge \vec{p} = \det \begin{pmatrix} \vec{i} & \vec{j} & \vec{k} \\ x & y & z \\ p_x & p_y & p_z \end{pmatrix} = \vec{i} \begin{vmatrix} y & z \\ p_y & p_z \end{vmatrix} - \vec{j} \begin{vmatrix} x & z \\ p_x & p_z \end{vmatrix} + \vec{k} \begin{vmatrix} x & y \\ p_x & p_y \end{vmatrix} =$$

$$= \vec{i} (p_z y - p_y z) + \vec{j} (p_x z - p_z x) + \vec{k} (p_y x - p_x y)$$

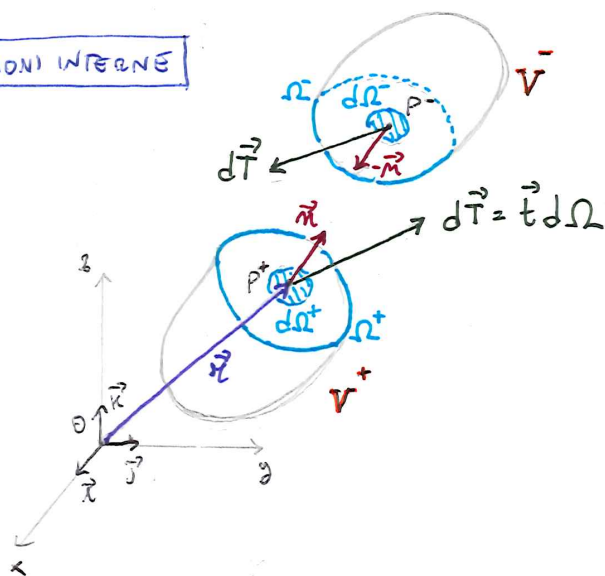
$$\vec{r} \wedge \vec{F} = \det \begin{pmatrix} \vec{i} & \vec{j} & \vec{k} \\ x & y & z \\ F_x & F_y & F_z \end{pmatrix} = \vec{i} \begin{vmatrix} y & z \\ F_y & F_z \end{vmatrix} - \vec{j} \begin{vmatrix} x & z \\ F_x & F_z \end{vmatrix} + \vec{k} \begin{vmatrix} x & y \\ F_x & F_y \end{vmatrix} = \vec{i} (F_z y - F_y z) + \vec{j} (F_x z - F_z x) + \vec{k} (F_y x - F_x y)$$

$$\vec{M}_{(o)} = \int_S [\vec{i}(p_{tz}y - p_{ty}z) + \vec{j}(p_{xz}z - p_{zx}x) + \vec{k}(p_{yx}x - p_{xy}y)] dS + \int_V [\vec{i}(F_{tz}y - F_{ty}z) + \vec{j}(F_{xz}z - F_{zx}x) + \vec{k}(F_{yx}x - F_{xy}y)] dV = \vec{0}$$

$$\vec{M}_{(o)} = \vec{i} \left[\int_S (p_{tz}y - p_{ty}z) dS + \int_V (F_{tz}y - F_{ty}z) dV \right] + \vec{j} \left[\int_S (p_{xz}z - p_{zx}x) dS + \int_V (F_{xz}z - F_{zx}x) dV \right] + \vec{k} \left[\int_S (p_{yx}x - p_{xy}y) dS + \int_V (F_{yx}x - F_{xy}y) dV \right] = \vec{0}$$

$$\vec{M}_{(o)} = \vec{0} \Rightarrow \begin{cases} M_{(o)x} = 0 & M_{(o)x} = \int_S (p_{tz}y - p_{ty}z) dS + \int_V (F_{tz}y - F_{ty}z) dV = 0 \\ M_{(o)y} = 0 & M_{(o)y} = \int_S (p_{xz}z - p_{zx}x) dS + \int_V (F_{xz}z - F_{zx}x) dV = 0 \\ M_{(o)z} = 0 & M_{(o)z} = \int_S (p_{yx}x - p_{xy}y) dS + \int_V (F_{yx}x - F_{xy}y) dV = 0 \end{cases}$$

AZIONI INTERNE



$$\vec{t} = \{t_x, t_y, t_z\} \text{ VETTORE SFORZO o TENSIONE.}$$

\vec{t} NEL PUNTO P DIPENDE DALLA FORTEZZA, QUINDI DA \vec{r} , MA IN UN PUNTO PASSANO INFINITI PIANI, \vec{t} DIPENDE ANCHE DALL'ORIENTAZIONE DEL PIANO Ω , CHE PUÒ ESSERE IDENTIFICATA SULLA NORMALE \vec{n}

$$\vec{t} = \vec{t}(\vec{r}, \vec{n})$$

$$\vec{n} = \{n_x, n_y, n_z\} \text{ VETTORE NORMALE} \quad \vec{n} = \alpha_x \vec{i} + \alpha_y \vec{j} + \alpha_z \vec{k}$$

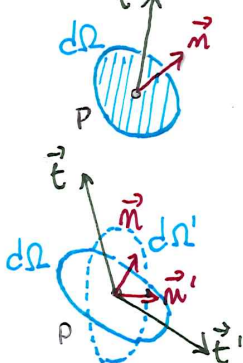
$$\text{O} \vee \alpha_x = \cos \{ \vec{n}, \vec{i} \}, \alpha_y = \cos \{ \vec{n}, \vec{j} \}, \alpha_z = \cos \{ \vec{n}, \vec{k} \}$$

COSENI DIRETTORI DELLA RETTA ORIENTATA DISTESA UNO \vec{n}

$$\alpha_x = \vec{n} \times \vec{i}, \alpha_y = \vec{n} \times \vec{j}, \alpha_z = \vec{n} \times \vec{k}$$

PER OGNI QUANTITÀ, IDENTIFICATA SULLA RISPETTIVA NORMALE, SI HA UN VETTORE \vec{t}

$$\vec{t} = \vec{t}(\vec{r}, \vec{n}) \neq \vec{t}' = \vec{t}'(\vec{r}, \vec{n}')$$



IL VETTORE TENSIONE DEVE GARANTIRE IL PRINCIPIO DI RECIPROCA:

$$\underbrace{\vec{t}(\vec{r}, \vec{n})}_{+\vec{n}} d\Omega^+ + \underbrace{\vec{t}(\vec{r}, -\vec{n})}_{-\vec{n}} d\Omega^- = \vec{0}$$

SONO OPPOSTI, DALLORO SUO 2 FACCE Ω^+ E Ω^- , SUL BORDO INTERO NON HANNO ALCUN EFFETTO SULL'EQUILIBRIO GLOBALE

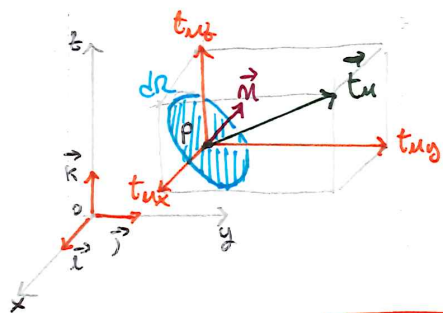
DEVE VALERE IN TUTTA LA FACCE: $\vec{t}(\vec{r}, \vec{n}) + \vec{t}(\vec{r}, -\vec{n}) = \vec{0} \Rightarrow \vec{t}(\vec{r}, \vec{n}) = -\vec{t}(\vec{r}, -\vec{n})$

FISSATO P RISULTA FISSATO \vec{r} , QUINDI \vec{t} (NEL PUNTO P) DIVIENE SOLO DA \vec{n} $\vec{t}(\vec{r}, \vec{n}) \Rightarrow \boxed{\vec{t}_n}$ VETTORE FORZO AGENTE IN P SUL PIANO DI CARATTERA \vec{n}

ANORA PER IL PRINCIPIO DI RECIPROCA' $\boxed{\vec{t}_n = -\vec{t}_{-n}}$ LEMMA FONDAMENTALE DI CAUCHY

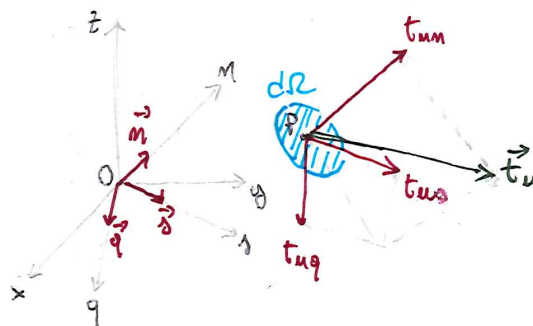
\vec{t}_n PUO' ESSERE RAPPRESENTATO PER COMPONENTI IN 2 MODI:

1° MODO - COMPONENTI CARTESIANE



$$\vec{t}_n = t_{nx}\vec{i} + t_{ny}\vec{j} + t_{nz}\vec{k} \quad \circ \quad \boxed{\vec{t}_n = \{t_{nx}, t_{ny}, t_{nz}\}}$$

2° MODO - COMPONENTI SPECIALI DI TENSIONE



RIFERITE A UNA TERNIA LOCALE:

L'ASSE n CHE HA CORO VERTICALE LA NORMALE \vec{n}

2 ASSI, PERPENDICOLI TRA LORO, CHE GIACONO NEL PIANO DI Ω , INDICATI DAI VETTORI \vec{q} E \vec{s}

$$\vec{t}_n = \{t_{nn}, t_{nq}, t_{ns}\}$$

A QUESTE COMPONENTI ASSOCIAMO DEI NOMI SPECIALI: 6 COMPONENTE NORMALE

2 COMPONENTE TANGENZIALE

$$\vec{t}_n = \tau_{nn}\vec{n} + \tau_{nq}\vec{q} + \tau_{ns}\vec{s} \quad \circ \quad \boxed{\vec{t}_n = \{\tau_{nn}, \tau_{nq}, \tau_{ns}\}}$$

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO IN FRONTO

1A. - FORTE E TENSIONI IN UN PIANO TRIDIMENSIONALE -

i vettori \vec{m} , \vec{q} e \vec{s} possono essere individuati dai coseni direttori:

$$\vec{m} = \{\alpha_x, \alpha_y, \alpha_z\}; \quad \vec{q} = \{\beta_x, \beta_y, \beta_z\}; \quad \vec{s} = \{\gamma_x, \gamma_y, \gamma_z\}$$

Con: $\alpha_x = \vec{m} \cdot \vec{i}$; $\beta_x = \vec{q} \cdot \vec{i}$; $\gamma_x = \vec{s} \cdot \vec{i}$;
 $\alpha_y = \vec{m} \cdot \vec{j}$; $\beta_y = \vec{q} \cdot \vec{j}$; $\gamma_y = \vec{s} \cdot \vec{j}$;
 $\alpha_z = \vec{m} \cdot \vec{k}$; $\beta_z = \vec{q} \cdot \vec{k}$; $\gamma_z = \vec{s} \cdot \vec{k}$;

N.B. $(\alpha_x^2 + \alpha_y^2 + \alpha_z^2) = |\vec{m}|^2 = 1$

$(\beta_x^2 + \beta_y^2 + \beta_z^2) = |\vec{q}|^2 = 1$

$(\gamma_x^2 + \gamma_y^2 + \gamma_z^2) = |\vec{s}|^2 = 1$

1° caso - COMPONENTI CANTEVANE DI TENSIONE - $\vec{t} = \{t_{ux}, t_{uy}, t_{uz}\} \rightarrow$ sistema di riferimento FISSO

2° caso - COMPONENTI SPECIALI DI TENSIONE - $\vec{t} = \{\sigma_m, \tau_{mq}, \tau_{ms}\} \rightarrow$ significato intrinseco

SI PUÒ PASSARE DA UNO ALL'ALTRO:

CONOSCENDO $\vec{m}, \vec{q}, \vec{s}$
 POSSIAMO CALCOLARE LE
 COMPONENTI SPECIALI
 PROiettANDO QUESTE
 CANTEVANE

$$\begin{aligned} \sigma_m &= t_{ux} \alpha_x + t_{uy} \alpha_y + t_{uz} \alpha_z \\ \tau_{mq} &= t_{ux} \beta_x + t_{uy} \beta_y + t_{uz} \beta_z \\ \tau_{ms} &= t_{ux} \gamma_x + t_{uy} \gamma_y + t_{uz} \gamma_z \end{aligned}$$

COMPONENTI SPECIALI DI TENSIONE

$\alpha_x = \cos\{\vec{m}, \vec{i}\}$, etc.

$\beta_x = \cos\{\vec{q}, \vec{i}\}$, etc.

$\gamma_x = \cos\{\vec{s}, \vec{i}\}$, etc.

SI PUÒ FARE ANCHE IL
 CONTRARIO

N.B. $\vec{i} = \vec{m} \alpha_x + \vec{q} \beta_x + \vec{s} \gamma_x$
 $\vec{j} = \vec{m} \alpha_y + \vec{q} \beta_y + \vec{s} \gamma_y$
 $\vec{k} = \vec{m} \alpha_z + \vec{q} \beta_z + \vec{s} \gamma_z$

\Rightarrow

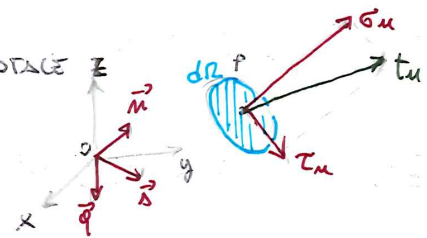
$$\begin{aligned} t_{ux} &= \sigma_m \alpha_x + \tau_{mq} \beta_x + \tau_{ms} \gamma_x \\ t_{uy} &= \sigma_m \alpha_y + \tau_{mq} \beta_y + \tau_{ms} \gamma_y \\ t_{uz} &= \sigma_m \alpha_z + \tau_{mq} \beta_z + \tau_{ms} \gamma_z \end{aligned}$$

COMPONENTI CANTEVANE DI TENSIONE

È POSSIBILE INDIVIDUARE τ_m , OVELO LA COMPONENTE TANGENZIALE TOTALE

$$\tau_m = \sqrt{\tau_{mq}^2 + \tau_{ms}^2}$$

N.B. LA DIREZIONE DI τ_m NON È NOTA A PRIORI



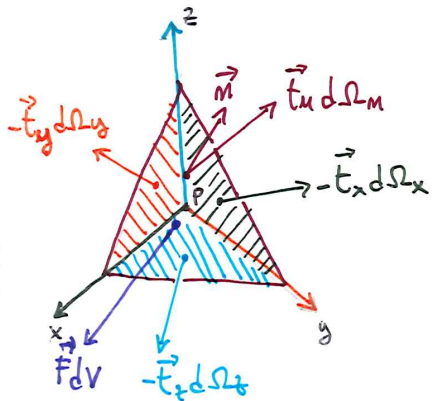
ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORTA

1B - IL TENSORE DELLA SFORTA -

(I)

1A

ASSIGNATO UN PUNTO NEU'INTERNO DEL CORPO, IL VETTORE \vec{t}_u VARIA AL VARIARE DELLA QUANTITÀ, OUNERA DELLA NORMALE \vec{n} È SUFFICIENTE CONOSCERE LA TENSIONE \vec{t}_u SU TRE QUANTITÀ ORTOGONALI QUALCUNQUE PER POTER DEFINIRE LA TENSIONE SU QUALCUNQUE ALTRA QUANTITÀ: CONSIDERIAMO UN VOLUME INFINITESIMO NEU'INTERNO DI P DELIMITATO DA 3 QUANTITÀ PARALLELE AI PIANI COORDINATI E DALLA QUANTITÀ \vec{n}



N.B. LA FACCE Ω_m , DI NORMALE \vec{n} , NON COPRENDE IL PUNTO P, CHE È INVECE SUGLIE FACCE PARALLELE AGLI ASSI COORDINATI $\Omega_x, \Omega_y, \Omega_z$. DOBBIAMO PER TENDERE IL VOLUME DEL TETRAEDRO A 0 PER FAR SÌ CHE Ω_m COPRENDA P.

IL VOLUME DEL TETRAEDRO È: $dV = \frac{1}{3} d\Omega_m \cdot h_m$

L'ELEMENTO DI VOLUME CON CONFIGURAZIONE DUE ERRE IN EQUILIBRIO:

$$\vec{r} = \vec{0} \Rightarrow -\vec{t}_x d\Omega_x - \vec{t}_y d\Omega_y - \vec{t}_z d\Omega_z + \vec{t}_u d\Omega_m + \vec{F} dV = \vec{0} \quad \text{EQUILIBRIO ALLO STATO PUNTO}$$

PER $h_m \rightarrow 0 \quad dV \rightarrow 0 \quad \text{E} \quad \vec{F} dV = \vec{F} \frac{d\Omega_m h_m}{3} = \vec{0}$

$d\Omega_x = \alpha_x d\Omega_m; \quad d\Omega_y = \alpha_y d\Omega_m; \quad d\Omega_z = \alpha_z d\Omega_m;$

ON $\alpha_x, \alpha_y, \alpha_z$ SONO I COSINI DIREZIONE DELLA NORMALE \vec{n} RISPETTO AGLI ASSI COORDINATI x, y, z

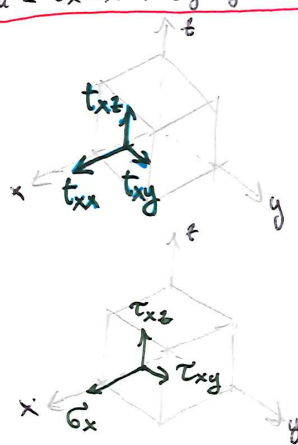
$$\vec{r} = \vec{0} \Rightarrow (-\vec{t}_x \alpha_x - \vec{t}_y \alpha_y - \vec{t}_z \alpha_z + \vec{t}_u) d\Omega_m = \vec{0}$$

$$\vec{t}_u = \vec{t}_x \alpha_x + \vec{t}_y \alpha_y + \vec{t}_z \alpha_z$$

NB LE 3 FACCE DEL TETRAEDRO PARALLELE AGLI ASSI COORDINATI HANNO NORMALI PARALLELE AGLI ASSI MA IN VERSO OPPOSTO

LE COMPONENTI:

$$\begin{cases} t_{ux} = t_{xx} \alpha_x + t_{yx} \alpha_y + t_{zx} \alpha_z \\ t_{uy} = t_{xy} \alpha_x + t_{yy} \alpha_y + t_{zy} \alpha_z \\ t_{uz} = t_{xz} \alpha_x + t_{yz} \alpha_y + t_{zz} \alpha_z \end{cases}$$



QUINDI L'EQUILIBRIO:

$$\vec{t}_u = \begin{bmatrix} t_{ux} \\ t_{uy} \\ t_{uz} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} & \tau_{zx} \\ \tau_{xy} & \sigma_y & \tau_{zy} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & \sigma_z \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha_x \\ \alpha_y \\ \alpha_z \end{bmatrix}$$

$$\vec{t}_u = \underline{\underline{\underline{\sigma}}} \vec{n} \quad \text{RELAZIONE DI CAUCHY}$$

$\underline{\underline{\underline{\sigma}}} =$ TENSORE DELLA SFORTA

N.B. $\sigma =$ COMPONENTE NORMALE

$\tau =$ COMPONENTE TANGENZIALE

$$\begin{cases} t_{ux} = \sigma_x \alpha_x + \tau_{yx} \alpha_y + \tau_{zx} \alpha_z \\ t_{uy} = \tau_{xy} \alpha_x + \sigma_y \alpha_y + \tau_{zy} \alpha_z \\ t_{uz} = \tau_{xz} \alpha_x + \tau_{yz} \alpha_y + \sigma_z \alpha_z \end{cases}$$

COMPONENTI SPECIFICI DI TENSIONE

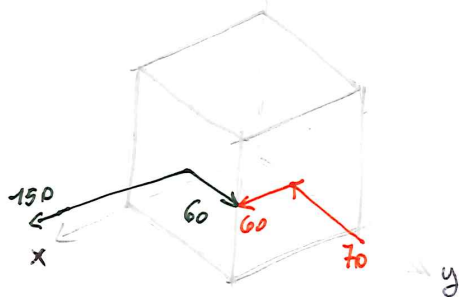
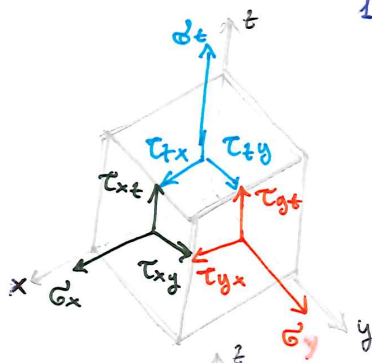
1B

ANALISI DELLE TENSIONI O DELLO STATO DI SFORZO

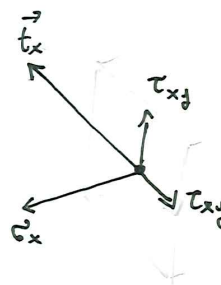
ESEMPIO
APPLICATIVO

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

$$\sigma_{ij} = \begin{bmatrix} 150 & 60 & 0 \\ 60 & -70 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$



1B. - IL TENSORE DEGLI SFORZI -



$$\begin{array}{l} \sigma_x = 150 \\ \tau_{xy} = 60 \end{array} \quad \begin{array}{l} \tau_{yx} = 60 \\ \sigma_y = -70 \end{array} \quad \begin{array}{l} \tau_{xz} = 0 \\ \tau_{yz} = 0 \\ \sigma_z = 0 \end{array}$$

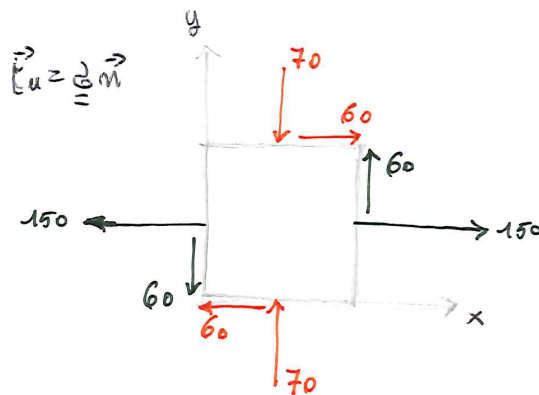
STATO PIANO DI TENSIONI

$$\vec{R} = 0$$

EQUILIBRIO
ALLA
TENSIONE

$$\vec{M}_{(o)} = 0$$

EQUILIBRIO
DEI
MOMENTI



N.B. LE TENSIONI SONO BIDENTRALMENTE

DEI PRESSIONI: $\sigma = \frac{[F]}{[L]^2}$

SI MISURANO IN $P_a = N/cm^2$ E IN PARTICOLARE
IN GENERALE IN $MPa = 10^6 P_a = N/mm^2$

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

1B - IL TENDINE DEGLI SFORZI -

III

1A

1B

ABBINNO VISTO CHE IL SISTEMA DI FORTE AGENTI SUL TETRAEDRO È IN EQUILIBRIO ALLA PRESSIONE

$$\vec{R} = \vec{0} \quad \vec{t}_n = \underline{\underline{c}} \vec{n}$$

SISTEMA UNIVERSALE LE TRE CONDIZIONI DI EQUILIBRIO ALLA ROTAZIONE DEL PUNTO ATTORNO AI TRE ASSI

$$\vec{M} = \vec{0} \quad \text{EQUILIBRIO DEI MOMENTI}$$

PER L'EQUILIBRIO DEI MOMENTI UNARO COSE POLO C_m BARICENTRO DELLA FACCE $d\Omega_m$ DI NORMALE \vec{n} È DEFINIAMO UN SISTEMA DI RIFERIMENTO (x_1, y_1, z_1) CON ORIGINE IN C_m .
LAVORATO PER COMPONENTI

$$\vec{M}_{(C_m)} = \vec{0} \quad \text{IMPLICA CHE:} \begin{cases} M_{(C_m)x} = 0 \\ M_{(C_m)y} = 0 \\ M_{(C_m)z} = 0 \end{cases}$$

- LE FORTE APPLICATE IN C_m (POLO) NON GENERANO MOMENTO
- LE FORTE CHE AGISCONO SULLA FACCE $d\Omega_z$ DI NORMALE \vec{z} SONO APPLICATE SUL BARICENTRO C_t , CHE È ALLINEATO CON C_m , QUINDI NON GENERANO MOMENTO
- LA RETTA DI AZIONE DI $G_x d\Omega_x$ E QUELLA DI $G_y d\Omega_y$ PASSANO PER C_m , QUINDI NON GENERANO MOMENTO
- LE FORTE $\tau_{xz} d\Omega_x$ E $\tau_{yz} d\Omega_y$ SONO PARALLELE ALL'ASSE z_1 , QUINDI NON GENERANO MOMENTO
- NON CONSIDERAMO LE FORTE DI VOLUME \vec{F} , PER $dV \rightarrow 0$ DIMINUISCONO PIÙ RAPIDAMENTE

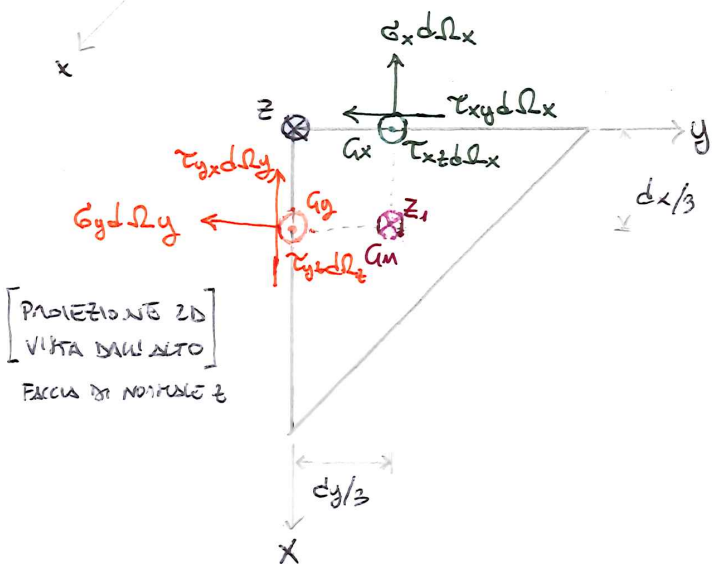
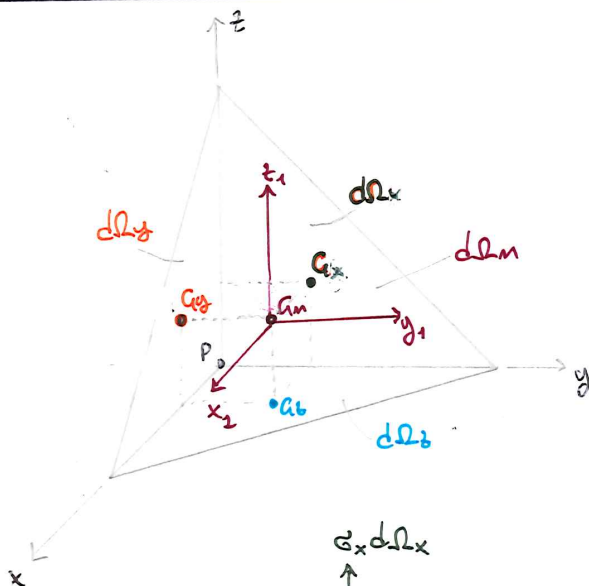
$$M_{(C_m)z} = \tau_{xy} d\Omega_x \frac{dx}{3} - \tau_{yx} d\Omega_y \frac{dy}{3} = 0$$

$$\text{N.B. } dV = d\Omega_x \frac{dx}{3} = d\Omega_y \frac{dy}{3} = d\Omega_z \frac{dz}{3}$$

$$M_{(C_m)z} = \tau_{xy} dV - \tau_{yx} dV = 0 \quad \leadsto \quad M_{(C_m)z} = (\tau_{xy} - \tau_{yx}) dV = 0$$

$$\tau_{xy} - \tau_{yx} = 0 \quad \leadsto \quad \tau_{xy} = \tau_{yx}$$

* N.B. SEBBENE τ_{xy} E τ_{yx} SIANO INDIPENDENTI (SONO LE PROIEZIONI DI \vec{t}_x E \vec{t}_y) PER L'EQUILIBRIO DEVONO ESSERE UGUALI



PROIEZIONE 2D
VISTA DALL'ALTO
FACCE DI NORMALE \vec{z}

N.B. IL SIMBOLO \otimes INDICA UN VETTORE O UN ASSE PERPENDICOLARE E USCENTE DEL FOGLIO
IL SIMBOLO \odot INDICA UN VETTORE O UN ASSE PERPENDICOLARE E ENTRANTE NEL FOGLIO



ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORTO

1B - IL TENSORE DEGLI SFORTI -

IV

1A

ANALOGAMENTE PER $M_{(an)x}$ E $M_{(an)y}$:

N.B. [\otimes VETTORE USCENTE DAL FOGLIO; \odot VETTORE ENTRANTE NEL FOGLIO]

$M_{(an)x} = 0$

$$M_{(an)x} = -\tau_{zy} d\Omega z \frac{dy}{3} + \tau_{yz} d\Omega y \frac{dz}{3}$$

$$M_{(an)x} = -\tau_{zy} dV + \tau_{yz} dV = 0$$

$$M_{(an)x} = -\tau_{zy} + \tau_{yz} = 0$$

$M_{(an)y} = 0$

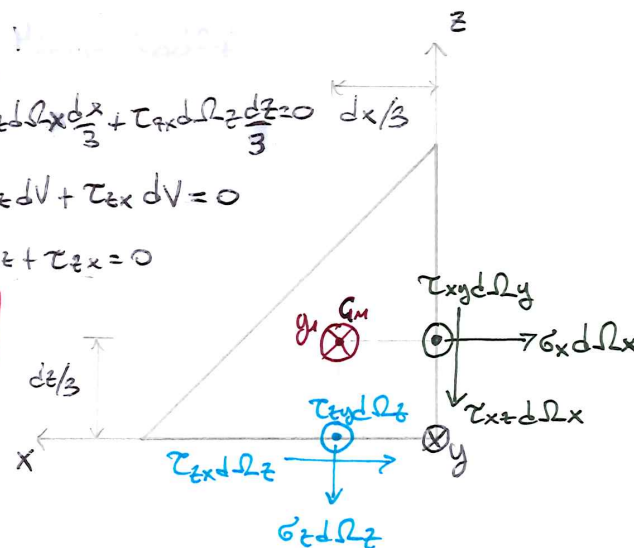
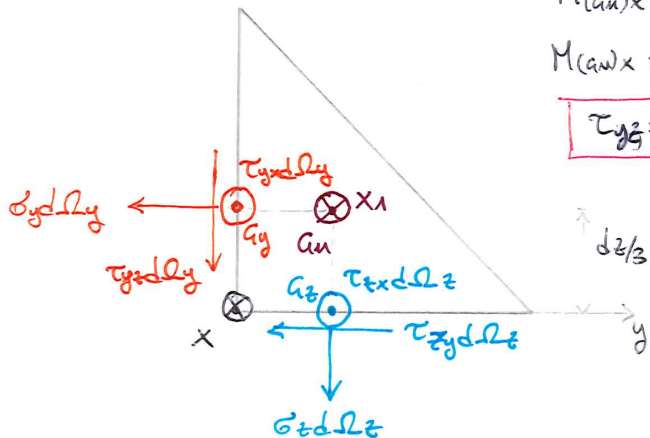
$$M_{(an)y} = -\tau_{xz} d\Omega x \frac{dz}{3} + \tau_{zx} d\Omega z \frac{dx}{3} = 0$$

$$M_{(an)y} = -\tau_{xz} dV + \tau_{zx} dV = 0$$

$$M_{(an)y} = -\tau_{xz} + \tau_{zx} = 0$$

$\tau_{yz} = \tau_{zy}$

$\tau_{zx} = \tau_{xz}$



1B

$\vec{M}_{(an)} = 0 \iff$

$$\begin{cases} M_{(an)x} = 0 & \tau_{yz} = \tau_{zy} \\ M_{(an)y} = 0 & \tau_{zx} = \tau_{xz} \\ M_{(an)z} = 0 & \tau_{xy} = \tau_{yx} \end{cases}$$

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

$\underline{\underline{\sigma}}$ È SIMMETRICO
6 COMPONENTI
INDIPENDENTI

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} & \tau_{zx} \\ & \sigma_y & \tau_{zy} \\ \text{Sym} & & \sigma_z \end{bmatrix} \quad \underline{\underline{\sigma}} = \underline{\underline{\sigma}}^T$$

- 6 COMPONENTI INDIPENDENTI: $[\sigma_x, \sigma_y, \sigma_z, \tau_{yx}, \tau_{zx}, \tau_{zy}]$ MA $\vec{R} = \vec{0} \Rightarrow 3$ EQUAZIONI: CONTINUO DEFORMABILE È IPERSTATICO
- LA RECIPROCA DELLE TENSIONI TANGENZIALI $[\tau_{yz} = \tau_{zy}; \tau_{zx} = \tau_{xz}; \tau_{xy} = \tau_{yx}]$ È UNA PROPRIETÀ GENERALE *
- LE τ RECIPROCHE SONO UGUALI IN VALORE NUMERICO MA HANNO SIGNIFICATO DIVERSO:
 τ_{xy} AGISCE SU UNA FACCE DI NORMALE x IN DIREZIONE y ED È DIVERSA DA τ_{yx} , CHE AGISCE SU UNA FACCE DI NORMALE y IN DIREZIONE x

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORTO

1.B. - IL TENSORE DEGLI SFORTI -

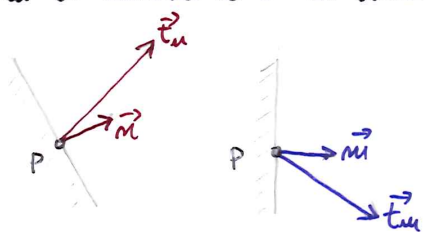
(V)

1A

UN'ULTERIORE CONSEGUENZA DELLA RECIPROCA' DELLE TENSIONI TANGENZIALI * E' CHE SE CONSIDERIAMO 2 VETTORI SFORTO \vec{t}_u E \vec{t}_m IN QUALCUN PUNTO \vec{n} E \vec{m} RISPETTIVAMENTE, DETTA t_{um} LA COMPONENTE DI \vec{t}_u LUNGO \vec{m} E t_{mu} LA COMPONENTE DI \vec{t}_m LUNGO \vec{u} , VALUTA CHE:

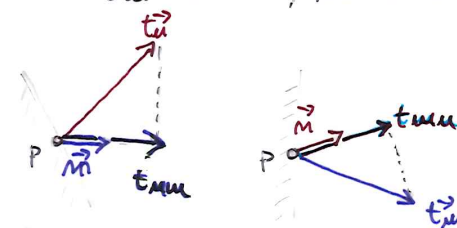
$$t_{um} = t_{mu}$$

CONSIDERIAMO LO STESSO PUNTO P E LE DUE QUANTITA' \vec{n} E \vec{m}



$$\vec{t}_u = \{t_{ux}, t_{uy}, t_{uz}\}$$

$$\vec{t}_m = \{t_{mx}, t_{my}, t_{mz}\}$$



1B

t_{um} E t_{mu} SONO DIVERSE MA HANNO LO STESSO VALORE NUMERICO: $t_{um} = t_{mu}$

$$\vec{n} = \{\alpha_x, \alpha_y, \alpha_z\} \rightarrow \vec{n} = \alpha_x \vec{i} + \alpha_y \vec{j} + \alpha_z \vec{k} \quad |\vec{n}| = 1 \leftrightarrow \alpha_x^2 + \alpha_y^2 + \alpha_z^2 = 1$$

$$\vec{m} = \{\beta_x, \beta_y, \beta_z\} \rightarrow \vec{m} = \beta_x \vec{i} + \beta_y \vec{j} + \beta_z \vec{k} \quad |\vec{m}| = 1 \leftrightarrow \beta_x^2 + \beta_y^2 + \beta_z^2 = 1$$

PROIETTANDO \vec{t}_u IN DIREZIONE \vec{m} : $t_{um} = t_{ux}\beta_x + t_{uy}\beta_y + t_{uz}\beta_z$

PROIETTANDO \vec{t}_m IN DIREZIONE \vec{n} : $t_{mu} = t_{mx}\alpha_x + t_{my}\alpha_y + t_{mz}\alpha_z$

MA: $\vec{t}_u = \underline{\underline{\sigma}} \vec{n}$ [1]
 $\vec{t}_m = \underline{\underline{\sigma}} \vec{m}$ [2]

$$\begin{cases} t_{ux} = \sigma_x \alpha_x + \tau_{yx} \alpha_y + \tau_{zx} \alpha_z \\ t_{uy} = \tau_{xy} \alpha_x + \sigma_y \alpha_y + \tau_{zy} \alpha_z \\ t_{uz} = \tau_{xz} \alpha_x + \tau_{yz} \alpha_y + \sigma_z \alpha_z \end{cases} \Rightarrow \vec{t}_u = \vec{t}_x \alpha_x + \vec{t}_y \alpha_y + \vec{t}_z \alpha_z$$

RELAZIONE DI CAUCHY

$$\begin{cases} t_{mx} = \sigma_x \beta_x + \tau_{yx} \beta_y + \tau_{zx} \beta_z \\ t_{my} = \tau_{xy} \beta_x + \sigma_y \beta_y + \tau_{zy} \beta_z \\ t_{mz} = \tau_{xz} \beta_x + \tau_{yz} \beta_y + \sigma_z \beta_z \end{cases} \Rightarrow \vec{t}_m = \vec{t}_x \beta_x + \vec{t}_y \beta_y + \vec{t}_z \beta_z$$

RELAZIONE DI CAUCHY

$$\vec{t}_x = \{\sigma_x, \tau_{xy}, \tau_{xz}\} \quad \vec{t}_y = \{\tau_{yx}, \sigma_y, \tau_{yz}\} \quad \vec{t}_z = \{\tau_{zx}, \tau_{zy}, \sigma_z\}$$



$$t_{mm} = (\sigma_x \alpha_x + \tau_{yx} \alpha_y + \tau_{zx} \alpha_z) \beta_x + (\tau_{xy} \alpha_x + \sigma_y \alpha_y + \tau_{zy} \alpha_z) \beta_y + (\tau_{xz} \alpha_x + \tau_{yz} \alpha_y + \sigma_z \alpha_z) \beta_z$$

COMPONENTI NORMALI
COMPONENTI TANGENZIALI

$$t_{mm} = \sigma_x \alpha_x \beta_x + \sigma_y \alpha_y \beta_y + \sigma_z \alpha_z \beta_z + (\tau_{yx} \alpha_y \beta_x + \tau_{xy} \alpha_x \beta_y) + (\tau_{zx} \alpha_z \beta_x + \tau_{xz} \alpha_x \beta_z) + (\tau_{zy} \alpha_z \beta_y + \tau_{yz} \alpha_y \beta_z)$$

$$t_{mm} = (\sigma_x \beta_x + \tau_{yx} \beta_y + \tau_{zx} \beta_z) \alpha_x + (\tau_{xy} \beta_x + \sigma_y \beta_y + \tau_{zy} \beta_z) \alpha_y + (\tau_{xz} \beta_x + \tau_{yz} \beta_y + \sigma_z \beta_z) \alpha_z$$

$$t_{mm} = \sigma_x \beta_x \alpha_x + \sigma_y \beta_y \alpha_y + \sigma_z \beta_z \alpha_z + (\tau_{yx} \beta_y \alpha_x + \tau_{xy} \beta_x \alpha_y) + (\tau_{zx} \beta_z \alpha_x + \tau_{xz} \beta_x \alpha_z) + (\tau_{zy} \beta_z \alpha_y + \tau_{yz} \beta_y \alpha_z)$$

- LE COMPONENTI NORMALI SONO UGUALI: $\sigma_x \alpha_x \beta_x + \sigma_y \alpha_y \beta_y + \sigma_z \alpha_z \beta_z$
- LE COMPONENTI TANGENZIALI SONO DIVERSE: MA RICHIÉ σ É ARMETRICO AUNA $\tau_{xy} = \tau_{yx}$; $\tau_{xz} = \tau_{zx}$; $\tau_{yz} = \tau_{zy}$

QUINDI POSSIAMO SCRIVERLE:

$$\tau_{xy} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) + \tau_{zx} (\alpha_x \beta_z + \alpha_z \beta_x) + \tau_{zy} (\alpha_y \beta_z + \alpha_z \beta_y) \quad t_{mm}$$

$$\tau_{yx} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) + \tau_{xz} (\alpha_x \beta_z + \alpha_z \beta_x) + \tau_{yz} (\alpha_y \beta_z + \alpha_z \beta_y) \quad t_{mm}$$

AUNA t_{mm} E t_{mm} DEVONO ESSERE UGUALI PERCHÉ LE LORO ESPRESSIONI SONO UGUALI!

$t_{mm} = t_{mm}$

SE $\vec{m} = \vec{n}$ AUNA $\alpha_x = \beta_x$, $\alpha_y = \beta_y$, $\alpha_z = \beta_z$ E QUINDI $t_{mm} = t_{mm} = t_{mm} = \sigma_u$ COMPONENTE NORMALE

CON $\sigma_u = \sigma_x \alpha_x^2 + \sigma_y \alpha_y^2 + \sigma_z \alpha_z^2 + 2 \tau_{xy} \alpha_x \alpha_y + 2 \tau_{xz} \alpha_x \alpha_z + 2 \tau_{yz} \alpha_y \alpha_z$

NOTE LE 6 COMPONENTI INDIPENDENTI $\sigma_x, \sigma_y, \sigma_z, \tau_{xy}, \tau_{xz}, \tau_{yz}$ POSSIAMO SCRIVERE σ_u

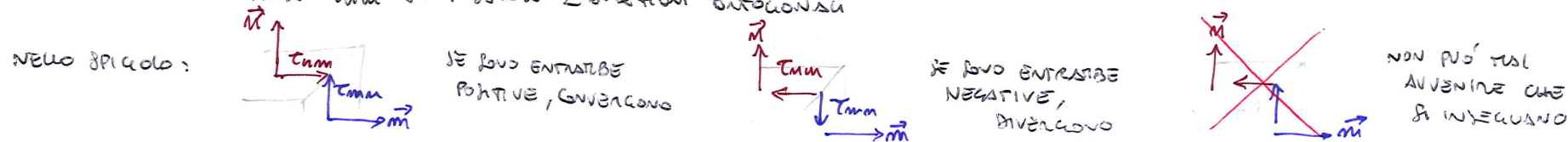
SE $\vec{m} \perp \vec{n}$ AUNA $\vec{m} \times \vec{n} = 0 \iff \alpha_x \beta_x + \alpha_y \beta_y + \alpha_z \beta_z = 0$ E QUINDI

$t_{mm} = \tau_{mm}$; $t_{mm} = \tau_{mm}$

COMPONENTI TANGENZIALI

CON $\tau_{mm} = \tau_{mm} = \sigma_x \alpha_x \beta_x + \sigma_y \alpha_y \beta_y + \sigma_z \alpha_z \beta_z + \tau_{xy} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) + \tau_{xz} (\alpha_x \beta_z + \alpha_z \beta_x) + \tau_{yz} (\alpha_y \beta_z + \alpha_z \beta_y)$

É QUINDI POSSIBILE SCRIVERE τ_{mm} SE FISSIAMO 2 DIREZIONI ORTOGONALI

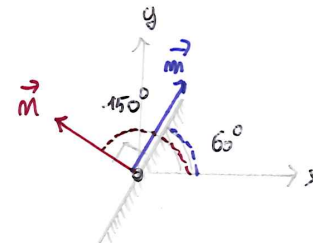


ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORTO

**ESEMPIO
APPICCIATIVO**

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} \underline{\underline{\sigma}}_x & \underline{\underline{\tau}}_{xy} & \underline{\underline{\tau}}_{xz} \\ \underline{\underline{\tau}}_{xy} & \underline{\underline{\sigma}}_y & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 150 & 60 & 0 \\ 60 & -70 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

QUANTO VALE σ_n SU UNA CROCIATURA
DI NORMALE \vec{n} INCLINATA DI 60° RISPETTO ALL'ASSE X?
E QUANTO VALE τ_{nm} , CON \vec{m}
PERPENDICOLARE AD \vec{n} ?



$[\vec{n}$ È X FORNANO
UN ANGOLO DI 150°]

$$\begin{aligned} \underline{\underline{m}} &= \{\alpha_x, \alpha_y, \alpha_z\} & \alpha_x &= \cos\{x, \hat{m}\}; & \alpha_y &= \cos\{y, \hat{m}\}; & \alpha_z &= \cos\{z, \hat{m}\} \\ \underline{\underline{n}} &= \{\beta_x, \beta_y, \beta_z\} & \beta_x &= \cos\{x, \hat{n}\}; & \beta_y &= \cos\{y, \hat{n}\}; & \beta_z &= \cos\{z, \hat{n}\} \end{aligned}$$

$$\underline{\underline{m}} = \left\{ -\frac{\sqrt{3}}{2}, \frac{1}{2}, 0 \right\}$$

$$\underline{\underline{n}} = \left\{ \frac{1}{2}, \frac{\sqrt{3}}{2}, 0 \right\}$$

N.B. \vec{n} E \vec{m} SONO PERPENDICOLARI? $\vec{n} \times \vec{m} = 0 \rightarrow \vec{n} \times \vec{m} = \alpha_x \beta_y - \alpha_y \beta_x + \alpha_z \beta_z = \left(-\frac{\sqrt{3}}{2} \cdot \frac{1}{2}\right) + \left(\frac{1}{2} \cdot \frac{\sqrt{3}}{2}\right) + (0 \cdot 0) = 0$ VERIFICATO ✓

$$\underline{\underline{t}}_n = \{t_{nx}, t_{ny}, t_{nz}\} \quad t_{nx} = \underline{\underline{t}}_x \alpha_x + \underline{\underline{t}}_y \alpha_y + \underline{\underline{t}}_z \alpha_z = \begin{bmatrix} 150 \\ 60 \\ 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} -\frac{\sqrt{3}}{2} \\ \frac{1}{2} \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 60 \\ -70 \\ 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} \frac{1}{2} \\ \frac{\sqrt{3}}{2} \\ 0 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} \cdot \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\begin{aligned} t_{nx} &= (150)\left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right) + (60)\left(\frac{1}{2}\right) = -120 \text{ MPa} \quad (= -99.904) \\ t_{ny} &= (60)\left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right) + (-70)\left(\frac{1}{2}\right) = -87 \text{ MPa} \quad (= -86.962) \\ t_{nz} &= 0 \end{aligned}$$

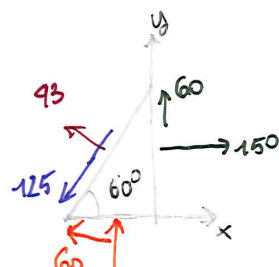
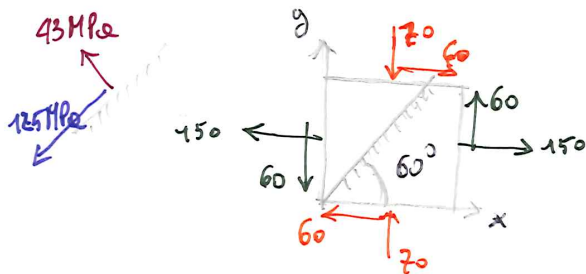
DOBBIAMO PROIETTARE t_{nx} E t_{ny} SECONDO \vec{m} E \vec{n} PER TROVARE σ_n E τ_{nm}



$$\sigma_n = t_{nx} \alpha_x + t_{ny} \alpha_y + t_{nz} \alpha_z = (-99.904)\left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right) + (-86.962)\left(\frac{1}{2}\right) + (0)(0) = +43 \text{ MPa} \quad (43.038)$$

$$\tau_{nm} = t_{nx} \beta_y - t_{ny} \beta_x + t_{nz} \beta_z = (-99.904)\left(\frac{1}{2}\right) - (-86.962)\left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) = -125 \text{ MPa} \quad (-125.263)$$

PER GLI SFORZI
NORMALI:
⊕ = TENSIONE
⊖ = COMPRESIONE



$$\tau_{nm} = 150 \cdot \left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(\frac{1}{2}\right) - 70 \left(\frac{1}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) + 60 \left[\left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) + \left(\frac{1}{2}\right) \left(\frac{1}{2}\right) \right] = -55\sqrt{3} - 30 = -125.263$$

NB POSSIAMO ANCHE CALCOLARE σ_n :

$$\begin{aligned} \sigma_n &= \sigma_x \alpha_x^2 + \sigma_y \alpha_y^2 + \sigma_z \alpha_z^2 + 2\tau_{xy} \alpha_x \alpha_y + 2\tau_{xz} \alpha_x \alpha_z + 2\tau_{yz} \alpha_y \alpha_z \\ \tau_{nm} &= \sigma_x \alpha_x \beta_y + \sigma_y \alpha_y \beta_x + \sigma_z \alpha_z \beta_z + \tau_{xy} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) + \\ &+ \tau_{xz} (\alpha_x \beta_z + \alpha_z \beta_x) + \tau_{yz} (\alpha_y \beta_z + \alpha_z \beta_y) \end{aligned}$$

$$\sigma_n = 150 \cdot \left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right)^2 + (-70) \left(\frac{1}{2}\right)^2 + 2 \cdot 60 \cdot \left(-\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(\frac{1}{2}\right) = \frac{225 - 35}{2} - 30\sqrt{3} = 43.038$$

ANALISI DELLA TENSIONE E DELLO STATO DI SFORZO

1C. - COMPONENTI PRINCIPALI E INVARIANTI DI TENSIONE -

I

1A

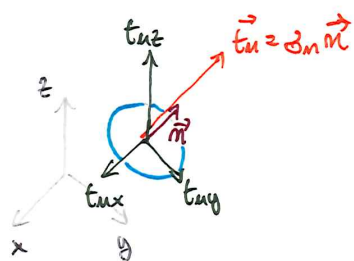
ESISTE LA POSSIBILITÀ DI AVERE QUALCUN PARTICOLARE CASCINONE \vec{n} IN CUI \vec{t}_n ABBIAMO SOLO COMPONENTI NORMALI σ_n E PIANO NULLE TUTTE LE COMPONENTI TANGENZIALI τ ?

GLI STATI CHE GODONO DI TALE PROPRIETÀ VENGONO DETTI STATI PRINCIPALI, LE LORO NORMALI \vec{n} SONO DIREZIONI PRINCIPALI DI TENSIONE E I VALORI DELLE RELATIVE TENSIONI NORMALI COMPONENTI PRINCIPALI DI TENSIONE.

1B

METODO SCIENTIFICO: TRASFORMARE UN PROBLEMA FINCO IN UNO MATEMATICO E VEDERE SE ESISTONO SOLUZIONI

DOMANDA ESISTE QUALCUN DIREZIONE \vec{n} PER CUI \vec{t}_n È DIRETTO ORE \vec{n} ?



COME SAREBBERO t_{nx}, t_{ny} E t_{nz} SE $\vec{t}_n = \sigma_n \vec{n}$?

$$\vec{n} = \{dx, dy, dz\}$$

$$\begin{cases} t_{nx} = \sigma_n dx \\ t_{ny} = \sigma_n dy \\ t_{nz} = \sigma_n dz \end{cases}$$

COMPONENTI TANGENZIALI DI $\vec{t}_n = \sigma_n \vec{n}$



PER LA RELAZIONE DI CAUCHY: $\vec{t}_n = \underline{\underline{\sigma}} \vec{n}$

$$\begin{cases} t_{nx} = \sigma_{xx} dx + \tau_{yx} dy + \tau_{zx} dz \\ t_{ny} = \tau_{xy} dx + \sigma_{yy} dy + \tau_{zy} dz \\ t_{nz} = \tau_{xz} dx + \tau_{yz} dy + \sigma_{zz} dz \end{cases}$$

LE COMPONENTI TANGENZIALI E QUELLE SPECIALI OTTENUTE CON LA RELAZIONE DI CAUCHY DEVONO ESSERE UGUALI

$$\begin{cases} \sigma_{xx} dx + \tau_{yx} dy + \tau_{zx} dz = \sigma_n dx \\ \tau_{xy} dx + \sigma_{yy} dy + \tau_{zy} dz = \sigma_n dy \\ \tau_{xz} dx + \tau_{yz} dy + \sigma_{zz} dz = \sigma_n dz \end{cases}$$

QUANTO NUNQUE INCOGNITE? L'INCOGNITA È \vec{n} , CIOÈ dx, dy, dz

$$\Rightarrow \begin{cases} (\sigma_{xx} - \sigma_n) dx + \tau_{yx} dy + \tau_{zx} dz = 0 \\ \tau_{xy} dx + (\sigma_{yy} - \sigma_n) dy + \tau_{zy} dz = 0 \\ \tau_{xz} dx + \tau_{yz} dy + (\sigma_{zz} - \sigma_n) dz = 0 \end{cases} \quad [*]$$

[*] È IL SISTEMA ALGEBRICO LINEARE DI EQUAZIONI NELLE 3 INCOGNITE dx, dy, dz . I TERMINI NON SONO NULLI \rightarrow SISTEMA OMOGENEO

PER I SISTEMI OMOGENEI ESISTE SEMPRE UNA SOLUZIONE BANALE: $dx = dy = dz = 0$, MA QUESTA SOLUZIONE NON HA SENSO DA UN PUNTO DI VISTA FISICO: dx, dy E dz SONO LE COMPONENTI DI UN VETTORE UNITARIO (\vec{n}): $dx^2 + dy^2 + dz^2 = |\vec{n}|^2 = 1$

UN VETTORE NULO NON PUÒ RAPPRESENTARE UNA DIREZIONE (OLTRE AL NULLO, NON HA NEANCHE DIREZIONE E VERSO) MA NEI SISTEMI OMOGENEI, OLTRE ALLA SOLUZIONE BANALE POSSONO ESISTERE ALTRE SOLUZIONI SE LA MATRICE DEI COEFFICIENTI DELLE INCOGNITE DIVENTA SINGOLARE:

$$\begin{bmatrix} \sigma_{xx} - \sigma_n & \tau_{yx} & \tau_{zx} \\ \tau_{xy} & \sigma_{yy} - \sigma_n & \tau_{zy} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & \sigma_{zz} - \sigma_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} dx \\ dy \\ dz \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

[A]

IL DETERMINANTE DI A DEVE ESSERE UGUALE A ZERO:

$$\det [A] = 0$$

(TEOREMA DI ROUCHÉ-CAYLEY)

1C



ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

1.C. - COMPONENTI PRINCIPALI E INVARIANTI DI TENSIONE -



1A

$[A]$ HA UNA STRUTTURA SPECIALE:
$$\begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} & \tau_{zx} \\ \tau_{xy} & \sigma_y & \tau_{yz} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & \sigma_z \end{bmatrix} - \sigma_u \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \leadsto [A] = \underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}}$$
 A UNA BISSAGNA
RISOLVERE: $\det(\underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}})$

PROBLEMA DEGLI AUTOVALORI: $\underline{\underline{A}}\underline{\underline{x}} = \lambda \underline{\underline{x}}$ con $\lambda \underline{\underline{I}}\underline{\underline{x}} \leadsto \underline{\underline{A}}\underline{\underline{x}} = \lambda \underline{\underline{I}}\underline{\underline{x}} \leadsto (\underline{\underline{A}} - \lambda \underline{\underline{I}})\underline{\underline{x}} = 0$

SOLUZIONE BANALE: $\underline{\underline{x}} = \{0 \ 0 \ 0\}^T$, MA POSSONO ESISTERE SOLUZIONI DIVERSE SE $\det(\underline{\underline{A}} - \lambda \underline{\underline{I}}) = 0$, CHE È UNA FUNZIONE DI λ CHE CONVIENE DI CALCOLARE GLI AUTOVALORI. PER OGNI AUTOVALORE POSSO MISURARE GLI AUTOVETTORI

* IL PROBLEMA $\det(\underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}})$ È ANALOGO: I VALORI DI σ_u PER CUI IL DETERMINANTE È UGUALE A 0 SONO GLI AUTOVALORI CHE GIUSTO =

NO DI TROVARE GLI AUTOVETTORI PER CUI $\underline{\underline{t}}_u = \sigma_u \underline{\underline{m}}$

I VALORI DI σ_u SONO LE TENSIONI PRINCIPALI

I COMPONENTI AUTOVETTORI SONO I VALORI DI $\alpha_x, \alpha_y, \alpha_z$ PER CUI SULLA QUADRONA $\underline{\underline{m}}$ SI HANNO SOLO COMPONENTI NORMALI σ_u

1B

1C

$$\det \begin{vmatrix} (\sigma_x - \sigma_u) & \tau_{yx} & \tau_{zx} \\ \tau_{xy} & (\sigma_y - \sigma_u) & \tau_{yz} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & (\sigma_z - \sigma_u) \end{vmatrix} = \sigma_u^3 - I_1 \sigma_u^2 - I_2 \sigma_u - I_3 = 0$$

SVILUPPANDO IL DETERMINANTE SI OTTIENE QUESTA EQUAZIONE CUBICA IN σ_u : EQUAZIONE CARATTERISTICA

È POSSIBILE NOTARE CHE: $I_1 = \sigma_x + \sigma_y + \sigma_z = \text{tr}(\underline{\underline{\sigma}})$ È L'INVARIANTE PRIMO DI $\underline{\underline{\sigma}}$ - LINEARE

$I_2 = \tau_{xy}^2 + \tau_{xz}^2 + \tau_{yz}^2 - (\sigma_x \sigma_y + \sigma_x \sigma_z + \sigma_y \sigma_z)$ È L'INVARIANTE SECONDO DI $\underline{\underline{\sigma}}$ - QUADRATICO

NB. $I_2 = - \left(\det \begin{vmatrix} \sigma_x & \tau_{yx} \\ \tau_{xy} & \sigma_y \end{vmatrix} + \det \begin{vmatrix} \sigma_x & \tau_{zx} \\ \tau_{xz} & \sigma_z \end{vmatrix} + \det \begin{vmatrix} \sigma_y & \tau_{yz} \\ \tau_{yz} & \sigma_z \end{vmatrix} \right) = \frac{1}{2} \left\{ \text{tr}(\underline{\underline{\sigma}}^2) - [\text{tr}(\underline{\underline{\sigma}})]^2 \right\}$

$I_3 = \sigma_x \sigma_y \sigma_z + 2 \tau_{xy} \tau_{xz} \tau_{yz} - (\sigma_x \tau_{yz}^2 + \sigma_y \tau_{xz}^2 + \sigma_z \tau_{xy}^2)$ È L'INVARIANTE TERZO DI $\underline{\underline{\sigma}}$ - CUBICO

NB $I_3 = \det \underline{\underline{\sigma}}$

NB GLI INVARIANTI NON POSSONO DIPENDERE DAL SISTEMA DI RIFERIMENTO!

IL TENSORE $\underline{\underline{\sigma}}$ HA 3 INVARIANTI LINEARE, CUBICO E QUADRATICO - INDIPENDENTI DAL SISTEMA DI RIFERIMENTO

AD ESEMPIO UN VETTORE HA 1 INVARIANTE - IL MODULO - CHE NON CAMBIA NESSUNO AL RIFERIMENTO (LE COMPONENTI)



L'EQUAZIONE CARATTERISTICA $\sigma_u^3 - I_1 \sigma_u^2 - I_2 \sigma_u - I_3 = 0$ AMMETTE SEMPRE 3 RADICI REALI (PER LA SIMMETRIA DI $\underline{\underline{\sigma}}$)

CONSEQUENTEMENTE ESISTONO 3 COMPONENTI PRINCIPALI DI TENSIONE: $\sigma_1; \sigma_2; \sigma_3$ SFORZI PRINCIPALI

E SI POSSONO DETERMINARE 3 DIREZIONI PRINCIPALI (AUTOVETTORI DEL PROBLEMA) MUTUALMENTE ORTOGONALI (NB È UNIVOCAMENTE DEFINITA LA DIREZIONE MA NON L'INVERSO)

È POSSIBILE INDIVIDUARE 3 CASI: 1° CASO $\sigma_1 > \sigma_2 > \sigma_3$ 3 RADICI DISTINTE, LE 3 CORRISPONDENTI DIREZIONI PRINCIPALI SONO ORTOGONALI

2° CASO $\sigma_1 > (\sigma_2 = \sigma_3)$ o $(\sigma_1 = \sigma_2) > \sigma_3$ 2 RADICI DISTINTE E 1 COINCIDENTE, SI PUÒ DETERMINARE UNIVOCAMENTE LA DIREZIONE PRINCIPALE ASSOCIATA ALLA RADICE DISTINTA, E TUTTE LE DIREZIONI CONTENUTE NEL PIANO ORTOGONALE A QUESTA SONO PRINCIPALI

3° CASO $\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma_3$ 3 RADICI COINCIDENTI, TUTTE LE DIREZIONI SONO PRINCIPALI

NEI 3 CASI È SEMPRE POSSIBILE INDIVIDUARE (UNIVOCAMENTE NEL 1° CASO, VIA VIA PIÙ ARBITRARIAMENTE NEGLI ALTRI 2 CASI)

UN SISTEMA DI RIFERIMENTO CATEPANO ORTOGONALE IN CUI IL TENSORE DEGLI SFORZI $\underline{\underline{\sigma}}$ ABBIA SOLO COMPONENTI NORMALI:

1° CASO

$$\begin{array}{l} \sigma_1 \rightarrow \vec{n}_1 \\ \sigma_2 \rightarrow \vec{n}_2 \\ \sigma_3 \rightarrow \vec{n}_3 \end{array} \quad \text{CON } (\vec{n}_1, \vec{n}_2, \vec{n}_3) \text{ TERNA DESTRA}$$

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{array}{c|c|c} \vec{t}_1 & \vec{t}_2 & \vec{t}_3 \\ \hline \sigma_1 & 0 & 0 \\ \hline 0 & \sigma_2 & 0 \\ \hline 0 & 0 & \sigma_3 \end{array}$$

DOVE $\vec{t}_1, \vec{t}_2, \vec{t}_3$ SONO I VETTORI SUE DIREZIONI PRINCIPALI $\vec{n}_1, \vec{n}_2, \vec{n}_3$

ALLORA I COEFFICIENTI DELL'EQUAZIONE CARATTERISTICA SONO:

$$\begin{array}{l} I_1 = \sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3 \\ I_2 = -(\sigma_1 \sigma_2 + \sigma_1 \sigma_3 + \sigma_2 \sigma_3) \\ I_3 = \sigma_1 \sigma_2 \sigma_3 \end{array}$$

INVARIANTI DI TENSIONE NEL SISTEMA DI RIFERIMENTO PRINCIPALE

NB SE $I_3 = 0 \rightarrow$ STATO DI SFORTO PIANO

SE $I_3 = 0$ E $I_2 = 0 \rightarrow$ STATO DI SFORTO MONOASSIALE



I_1 È ASSOCIATO ALLO STATO "MEDIO": $p = \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} = I_1/3$ PRESSIONE IDROSTATICA

È POSSIBILE ESPRIMERE IL TENSORE DEGLI STATI $\underline{\underline{\sigma}}$ CON: $\underline{\underline{\sigma}} = p \underline{\underline{I}} + \underline{\underline{\sigma}}^i$

$p \underline{\underline{I}}$ RAPPRESENTA LO STATO DI FORTO IDROSTATICO: $p \underline{\underline{I}} = \begin{bmatrix} \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} & 0 & 0 \\ 0 & \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} \end{bmatrix}$

$$\text{Allora } \underline{\underline{\sigma}}^i = \underline{\underline{\sigma}} - p \underline{\underline{I}} = \begin{bmatrix} \sigma_x - \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} & \tau_{yx} & \tau_{xz} \\ \tau_{xy} & \sigma_y - \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} & \tau_{yz} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & \sigma_z - \frac{\sigma_x + \sigma_y + \sigma_z}{3} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{2\sigma_x - \sigma_y - \sigma_z}{3} & \tau_{yx} & \tau_{xz} \\ \tau_{xy} & \frac{2\sigma_y - \sigma_x - \sigma_z}{3} & \tau_{yz} \\ \tau_{xz} & \tau_{yz} & \frac{2\sigma_z - \sigma_x - \sigma_y}{3} \end{bmatrix}$$

SE IL MATERIALE È ELASTICO, $\left\{ \begin{array}{l} p \underline{\underline{I}} \text{ - PARTE IDROSTATICA DEL TENSORE DEGLI STATI - È RESPONSABILE SOLO DEL CAMBIO DI VOLUME MA NON DI FORMA} \\ \underline{\underline{\sigma}}^i \text{ - PARTE DEVIATORICA DEL TENSORE DEGLI STATI - È RESPONSABILE DEI CAMBIAMENTI DI FORMA A VOLUME COSTANTE} \end{array} \right.$

N.B. $I_1' = \frac{2\sigma_x - \sigma_y - \sigma_z}{3} + \frac{-\sigma_x + 2\sigma_y - \sigma_z}{3} + \frac{-\sigma_x - \sigma_y + 2\sigma_z}{3} = 0$ $I_1 = 0$ SE LO STATO DI FORTO È PURAMENTE DEVIATORICO

1° caso $\sigma_x > \sigma_y > \sigma_z$

$$\vec{m}_i, \vec{m}_j \quad \vec{t}_i = \sigma_i \vec{m}_i \quad \vec{t}_j = \sigma_j \vec{m}_j \quad t_{ij} = \sigma_i m_i \times m_j \quad t_{ji} = \sigma_j m_j \times m_i \quad \vec{m}_i \times \vec{m}_j = 1 \cdot 1 \cdot \cos \psi_{ij} = \cos \psi_{ij} \quad \psi_{ij} = \{m_i, m_j\}$$

MA: $t_{ij} = t_{ji}$ PER IL PRINCIPIO DI RECIPROCAITÀ DELLE TENSIONI TANGENZIALI $\rightarrow t_{ij} - t_{ji} = 0 \quad t_{ij} = \sigma_i \cos \psi_{ij} \quad t_{ji} = \sigma_j \cos \psi_{ij} \quad (\sigma_i - \sigma_j) \cos \psi_{ij} = 0$

SE $\sigma_i \neq \sigma_j \rightarrow \cos \psi_{ij} = 0 \quad \psi_{ij} = 90^\circ \Rightarrow \sigma_1 \neq \sigma_2 \neq \sigma_3$ ALLORA $\psi_{12} = \psi_{13} = \psi_{23} = 90^\circ$ $\vec{n}_1, \vec{n}_2, \vec{n}_3$ SONO MUTUAMENTE ORTOGONALI

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO
1C. - COMPONENTI PRINCIPALI E INVARIANTI DI TENSIONE -

(V)

1A

1B

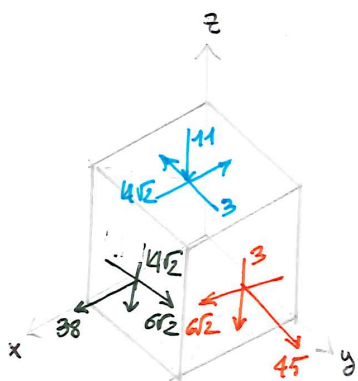
1C

 ESEMPIO
APPLICATIVO

 ASSEGNATO UNO STATO DI SFORZO $\underline{\underline{\sigma}}$
CALCOLARE LE TENSIONI PRINCIPALI $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$ - PROBLEMA ALGEBRA AUTOVALE

 (N.B. VALORI
IN MPa)

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} 38 & 6\sqrt{2} & -14\sqrt{2} \\ 6\sqrt{2} & 45 & -3 \\ -14\sqrt{2} & -3 & -11 \end{bmatrix}$$



DOBBIAMO MOLTOVERE:

$$\begin{cases} (\sigma_x - \sigma_u) dx + \tau_{yx} dy + \tau_{tx} dz = 0 \\ \tau_{xy} dx + (\sigma_y - \sigma_u) dy + \tau_{zy} dz = 0 \\ \tau_{xz} dx + \tau_{yt} dy + (\sigma_z - \sigma_u) dz = 0 \end{cases}$$

PIÙ LA CONDIZIONE: $dx^2 + dy^2 + dz^2 = |\vec{n}| = 1$

 TIPO PROBLEMA ALGEBRA AUTOVALE: $(\underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}}) \vec{n} = \vec{0}$

 AVVERTI $\det(\underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}}) = 0$ DETERMINA SOLUZIONI NON BANALI DEL SISTEMA

$$\det \begin{bmatrix} 38 - \sigma_u & 6\sqrt{2} & -14\sqrt{2} \\ 6\sqrt{2} & 45 - \sigma_u & -3 \\ -14\sqrt{2} & -3 & -11 - \sigma_u \end{bmatrix} = 0$$

 MOLTO COMPLICATO...
MA POSSIAMO USARE
GLI INVARIANTI:

$$\sigma_u^3 - I_1 \sigma_u^2 - I_2 \sigma_u - I_3 = 0$$
 EQUAZIONE CARATTERISTICA

$$I_1 = \text{tr}(\underline{\underline{\sigma}}) = \sigma_x + \sigma_y + \sigma_z = 38 + 45 - 11 = 72 \quad \boxed{I_1 = 72}$$

$$I_2 = \tau_{xy}^2 + \tau_{xz}^2 + \tau_{yz}^2 - (\sigma_x \sigma_y + \sigma_x \sigma_z + \sigma_y \sigma_z) = \frac{1}{2} \{ \text{tr}(\underline{\underline{\sigma}}^2) - [\text{tr}(\underline{\underline{\sigma}})]^2 \}$$

$$I_2 = - \left[\det \begin{vmatrix} 38 & 6\sqrt{2} \\ 6\sqrt{2} & 45 \end{vmatrix} + \det \begin{vmatrix} 38 & -14\sqrt{2} \\ -14\sqrt{2} & -11 \end{vmatrix} + \det \begin{vmatrix} 45 & -3 \\ -3 & -11 \end{vmatrix} \right] = - \left[(38)(45) - (6\sqrt{2})(6\sqrt{2}) + (38)(-11) - (-14\sqrt{2})(-14\sqrt{2}) + (45)(-11) - (-3)(-3) \right] = - \left[1638 + (-810) + (-504) \right] = -324 \quad \boxed{I_2 = -324}$$

$$I_3 = \sigma_x \sigma_y \sigma_z + 2\tau_{xy} \tau_{xz} \tau_{yz} - (\sigma_x^2 \tau_{xy} + \sigma_y^2 \tau_{xz} + \sigma_z^2 \tau_{xy})$$

$$I_3 = \det \underline{\underline{\sigma}} = 38 \begin{vmatrix} 45 & -3 \\ -3 & -11 \end{vmatrix} - 6\sqrt{2} \begin{vmatrix} 6\sqrt{2} & -3 \\ -14\sqrt{2} & -11 \end{vmatrix} - 14\sqrt{2} \begin{vmatrix} 6\sqrt{2} & 45 \\ -14\sqrt{2} & -3 \end{vmatrix} = 38 \left[(45)(-11) - (-3)(-3) \right] - 6\sqrt{2} \left[(6\sqrt{2})(-11) + (-3)(-14\sqrt{2}) \right] - 14\sqrt{2} \left[(6\sqrt{2})(-3) - (45)(-14\sqrt{2}) \right] = -18152 + 1296 - 17136 = -34982 \quad \boxed{I_3 = -34982}$$

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI FLESSIONE

1C - COMPONENTI PRINCIPALI E INVARIANTI DI TENSIONE -

(11)

1A

DETERMINATI GLI INVARIANTI, L'EQUAZIONE CARATTERISTICA DIVENTA:

$$\sigma_u^3 - 72\sigma_u^2 + 324\sigma_u + 34992 = 0$$

 LE SOLUZIONI DELL'EQUAZIONE CARATTERISTICA SONO I VALORI DELLE TENSIONI PRINCIPALI $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$:

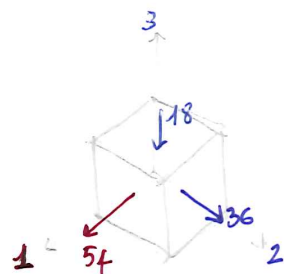
$$\sigma_1 = 54$$

$$\sigma_2 = 36$$

$$\sigma_3 = -18$$

 N.B. $\sigma_1 > \sigma_2 > \sigma_3$

$$M = \begin{bmatrix} \vec{e}_1 & \vec{e}_2 & \vec{e}_3 \\ 54 & 0 & 0 \\ 0 & 36 & 0 \\ 0 & 0 & -18 \end{bmatrix}$$



N.B. NON SAPPIAMO LE DIREZIONI
MA SAMA' DI QUELLO STATO
CON LO STATO SPORTE NORMALI

1B

1C

CHE POSSIAMO VERIFICARE CHE SIANO GIUSTE?

1° modo LE RISOLTO NEU' EQUAZIONE CARATTERISTICA:

$$\sigma_1 \rightarrow (54)^3 - 72(54)^2 + 324(54) + 34992 = 0 \quad \checkmark$$

$$\sigma_2 \rightarrow (36)^3 - 72(36)^2 + 324(36) + 34992 = 0 \quad \checkmark$$

$$\sigma_3 \rightarrow (-18)^3 - 72(-18)^2 + 324(-18) + 34992 = 0 \quad \checkmark$$

2° modo CON GLI INVARIANTI:

$$I_1 = \sigma_1 + \sigma_2 + \sigma_3 = 54 + 36 - 18 = 72 \quad \checkmark$$

$$I_2 = -(\sigma_1\sigma_2 + \sigma_1\sigma_3 + \sigma_2\sigma_3) = -[(54)(36) + (54)(-18) + (36)(-18)] = -324 \quad \checkmark$$

$$I_3 = \sigma_1\sigma_2\sigma_3 = (54)(36)(-18) = -34992 \quad \checkmark$$



IL PASSO SUCCESSIVO È DETERMINARE LE DIREZIONI PRINCIPALI \vec{m}_1, \vec{m}_2 E \vec{m}_3 DELLE TRE TENSIONI PRINCIPALI $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$

ESPRESSO 3 SOLUZIONI DISTINTE, $\sigma_1 > \sigma_2 > \sigma_3$, ESPRESSO 3 DIREZIONI DISTINTE MUTUALMENTE ORTOGONALI

PER DETERMINARE UTILIZZANDO LA CONDIZIONE $\alpha_x^2 + \alpha_y^2 + \alpha_z^2 = |\vec{m}|^2 = 1$

POSSIAMO ESPRIMERE $\vec{m}_1 = (\alpha_{x1}, \alpha_{y1}, \alpha_{z1})$, $\vec{m}_2 = (\alpha_{x2}, \alpha_{y2}, \alpha_{z2})$, $\vec{m}_3 = (\alpha_{x3}, \alpha_{y3}, \alpha_{z3})$

SOSTITUIAMO NELLA MATRICE INIZIALE A CUN VOLTA PER VOLTA LA RADICE CHE CI FERVE, OGNERO σ_1 PER CALCOLARE \vec{m}_1 , σ_2 PER \vec{m}_2 E

$$\sigma_3 \text{ PER } \vec{m}_3: \begin{cases} (38 - 3u)\alpha_x + 6\sqrt{2}\alpha_y - 14\sqrt{2}\alpha_z = 0 \\ 6\sqrt{2}\alpha_x + (45 - 3u)\alpha_y - 3\alpha_z = 0 \\ -14\sqrt{2}\alpha_x + 3\alpha_y + (-11 - 3u)\alpha_z = 0 \end{cases}$$

AD ESEMPIO PER CALCOLARE \vec{m}_1

SOSTITUIAMO $\sigma_u = \sigma_1$ E RICAVIAMO

α_{x1}, α_{y1} E α_{z1}

$$\begin{cases} (38 - 54)\alpha_{x1} + 6\sqrt{2}\alpha_{y1} - 14\sqrt{2}\alpha_{z1} = 0 & (*) \\ 6\sqrt{2}\alpha_{x1} + (45 - 54)\alpha_{y1} - 3\alpha_{z1} = 0 & (**) \\ -14\sqrt{2}\alpha_{x1} + 3\alpha_{y1} + (-11 - 54)\alpha_{z1} = 0 & (***) \end{cases}$$

(*) UTILIZZIAMO LE PIRTE 2 (NON POSSIAMO USARE TUTTE E 3 PERCHÉ NON SONO INDIPENDENTI)

$$(*) \quad -16\alpha_{x1} + 6\sqrt{2}\alpha_{y1} - 14\sqrt{2}\alpha_{z1} = 0 \quad \rightarrow \text{DIVIDIAMO PER 2} \rightarrow -8\alpha_{x1} + 3\sqrt{2}\alpha_{y1} - 7\sqrt{2}\alpha_{z1} = 0$$

$$(**) \quad 6\sqrt{2}\alpha_{x1} - 9\alpha_{y1} - 3\alpha_{z1} = 0 \quad \rightarrow \text{DIVIDIAMO PER 3} \rightarrow 2\sqrt{2}\alpha_{x1} - 3\alpha_{y1} - \alpha_{z1} = 0$$

$$\text{DALLA (*)} \quad \alpha_{x1} = \frac{3\sqrt{2}}{8}\alpha_{y1} - \frac{7\sqrt{2}}{8}\alpha_{z1} \quad \text{E SOSTITUENDO IN (**)} \quad 2\sqrt{2}\left(\frac{3\sqrt{2}}{8}\alpha_{y1} - \frac{7\sqrt{2}}{8}\alpha_{z1}\right) - 3\alpha_{y1} - \alpha_{z1} = 0 \quad \rightarrow \frac{3}{2}\alpha_{y1} - \frac{7}{2}\alpha_{z1} - 3\alpha_{y1} - \alpha_{z1} = 0$$

$$\text{RACCOLGENDO:} \quad -\frac{3}{2}\alpha_{y1} - \frac{9}{2}\alpha_{z1} = 0 \quad \rightarrow \text{DIVIDENDO PER 2 E PUÌ PER 3} \rightarrow \alpha_{y1} = -3\alpha_{z1}$$

$$\text{ESPRIMIAMO } \alpha_{y1} \text{ IN FUNZIONE DI } \alpha_{z1} \text{ IN } \alpha_{x1}: \quad \alpha_{x1} = \frac{3\sqrt{2}}{8}(-3\alpha_{z1}) - \frac{7\sqrt{2}}{8}\alpha_{z1} = -\frac{9\sqrt{2}}{8}\alpha_{z1} - \frac{7\sqrt{2}}{8}\alpha_{z1} = -2\sqrt{2}\alpha_{z1} \quad \alpha_{x1} = -2\sqrt{2}\alpha_{z1}$$

$$\text{IMPONENDO } \alpha_x^2 + \alpha_y^2 + \alpha_z^2 = 1: \quad (-2\sqrt{2}\alpha_{z1})^2 + (-3\alpha_{z1})^2 + \alpha_{z1}^2 = 1 \quad \rightarrow 18\alpha_{z1}^2 = 1 \quad \alpha_{z1} = \pm \frac{1}{\sqrt{18}} = \pm \frac{\sqrt{2}}{6}$$

$$\text{E RICAVIAMO} \quad \alpha_{x1} = -2\sqrt{2}\left(\pm\frac{\sqrt{2}}{6}\right) = \mp\frac{2}{3} \quad \text{E} \quad \alpha_{y1} = -3\left(\pm\frac{\sqrt{2}}{6}\right) = \mp\frac{\sqrt{2}}{2} \quad \text{QUINDI:} \quad \vec{m}_1 = \left(-\frac{2}{3}, -\frac{\sqrt{2}}{2}, \frac{\sqrt{2}}{6}\right)$$

ANALOGAMENTE SI PROCEDERÀ PER \vec{m}_2 E \vec{m}_3 (VEDI PERO' NOTA 4)

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORTO

2.C. - COMPONENTI PRINCIPALI E INVARIANTI DI TENSIONE -



1A

1B

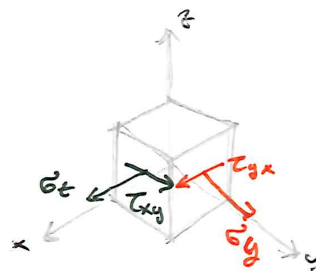
1C

STATO DI SFORTO
PIANO

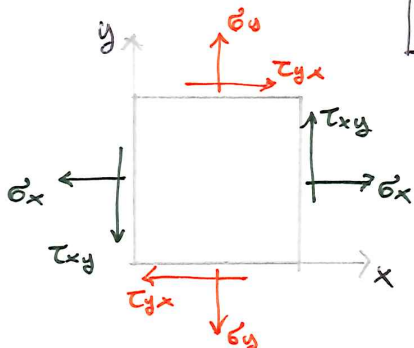
$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{xy} & 0 \\ \tau_{xy} & \sigma_y & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

$\tau_z = 0$

N.B. z è 1 DIREZIONE PRINCIPALE,
NON CI SONO TENSIONI TANGENZIALI
(COVARIANTI IN QUELLE NORMALE)
 $\sigma_z = 0 ; \tau_{xz} = \tau_{zx} = 0 ; \tau_{yz} = \tau_{zy} = 0$ *



POSSIBILE RAPPRESENTAZIONE
NEL PIANO x,y



COME MUOVARE LE TENSIONI PRINCIPALI?

$$\sigma_u \underline{\underline{I}} = \begin{bmatrix} \sigma_x & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_u & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_u \end{bmatrix}$$

$$\det(\underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}}) = 0$$

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

$$-\sigma_u [(\sigma_x - \sigma_u)(\sigma_y - \sigma_u) - \tau_{xy}^2] = 0 \implies -\sigma_u [\sigma_u^2 - (\sigma_x + \sigma_y)\sigma_u + \sigma_x\sigma_y - \tau_{xy}^2] = 0 \quad (*)$$

N.B.:

$$\sigma_u^3 - (\sigma_x + \sigma_y)\sigma_u^2 - (\tau_{xy}^2 - \sigma_x\sigma_y)\sigma_u = 0 \iff \boxed{\sigma_u^3 - I_1\sigma_u^2 - I_2\sigma_u - I_3 = 0} \quad \text{EQUAZIONE CARATTERISTICA}$$

$$* I_1 = \sigma_x + \sigma_y + \sigma_z ; * I_2 = \tau_{xy}^2 + \tau_{xz}^2 + \tau_{yz}^2 - (\sigma_x\sigma_y + \sigma_x\sigma_z + \sigma_y\sigma_z) ; * I_3 = \sigma_x\sigma_y\sigma_z + 2\tau_{xy}\tau_{xz}\tau_{yz} - (\sigma_x\tau_{xy}^2 + \sigma_y\tau_{xz}^2 + \sigma_z\tau_{yz}^2)$$

$$\underline{I_1 = \sigma_x + \sigma_y} ; \underline{I_2 = \tau_{xy}^2 - \sigma_x\sigma_y} ; \underline{I_3 = 0} \quad \boxed{\text{STATO PIANO DI TENSIONE}}$$

$$\sigma_u^3 - (\sigma_x + \sigma_y)\sigma_u^2 - (\tau_{xy}^2 - \sigma_x\sigma_y)\sigma_u = 0$$

$$(*) \implies \sigma_u \left[\sigma_u^2 - (\sigma_x + \sigma_y)\sigma_u + \sigma_x\sigma_y - \tau_{xy}^2 \right] = 0 \quad \left\{ \begin{array}{l} \underline{\sigma_u = 0 \implies \sigma_3 = 0} \text{ TERZO STATO PRINCIPALE NULLO (STATO PIANO) } \\ \sigma_u^2 - (\sigma_x + \sigma_y)\sigma_u + \sigma_x\sigma_y - \tau_{xy}^2 = 0 \quad (**)$$



ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

↓ C. - COMPONENTI PRINCIPALI E INVARIANTI DI TENSIONE -

(IX)

1A

1B

1C

LA (*) È UN'EQUAZIONE DI 2° GRADO: LE RADICI SONO LE TENSIONI PRINCIPALI σ_1 E σ_2

$$* \begin{cases} \text{NB } ax^2+bx+c=0 & x_{1,2} = \frac{-b \pm \sqrt{b^2-4ac}}{2a} \end{cases}$$

$$* \sigma_{1,2} = \frac{(\sigma_x + \sigma_y) \pm \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 - 4(\sigma_x \sigma_y - \tau_{xy}^2)}}{2}$$

Sviluppando il termine sotto la radice: $(\sigma_x^2 + \sigma_y^2 + 2\sigma_x \sigma_y - 4\sigma_x \sigma_y - 4\tau_{xy}^2) = \sigma_x^2 + \sigma_y^2 - 2\sigma_x \sigma_y + 4\tau_{xy}^2 = (\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2$

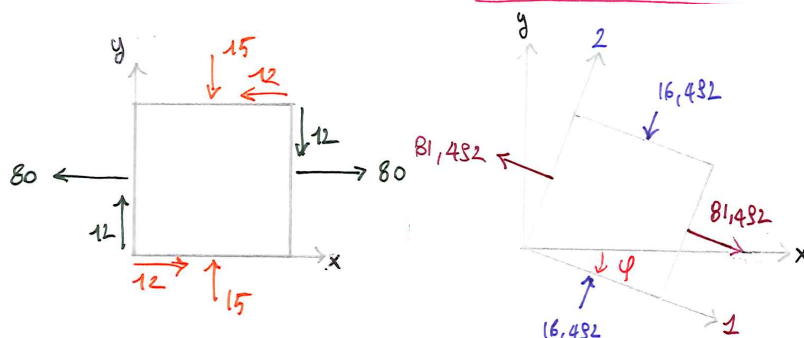
$$\sigma_{1,2} = \frac{(\sigma_x + \sigma_y) \pm \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2}}{2} = \frac{(\sigma_x + \sigma_y)}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

CALCOLO DELLE TENSIONI PRINCIPALI σ_1 E σ_2 IN STATO PIANO DI TENSIONE

ESEMPIO APPLICATIVO

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{xy} & 0 \\ \tau_{xy} & \sigma_y & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \text{ MPa}$$

STATO PIANO DI TENSIONE



φ ANGOLO DI DORSO ANDO ROTAZIONE LA FACCE DEL CUBO PER ESSERE NEL RIFERIMENTO PRINCIPALE

VOLGENDO CALCOLE σ_1 E σ_2 :

$$\sigma_{1,2} = \left(\frac{\sigma_x + \sigma_y}{2}\right) \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2} = \left(\frac{80 - 15}{2}\right) \pm \sqrt{\left(\frac{80 + 15}{2}\right)^2 + (-12)^2} = \begin{cases} \sigma_1 = 81,432 \text{ MPa} \\ \sigma_2 = -16,432 \text{ MPa} \end{cases}$$

NEL RIFERIMENTO PRINCIPALE:

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} \sigma_1 & 0 & 0 \\ 0 & \sigma_2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

N.B. $I_1 = \sigma_x + \sigma_y = 80 - 15 = 65$
 $I_1 = \sigma_1 + \sigma_2 = 81,432 - 16,432 = 65$
 $I_2 = \tau_{xy}^2 - \sigma_x \sigma_y = 144 + 1200 = 1344$
 $I_2 = -\sigma_1 \sigma_2 = 1344$

N.B. $\sigma_3 = 0$

PER TROVARE LE DIREZIONI PRINCIPALI, \vec{m}_1 E \vec{m}_2 USIAMO LA CONDIZIONE $x^2 + y^2 + z^2 = 1$ [PER IL CALCOLO DELL'ANGOLO φ VEDI NOTA 7]

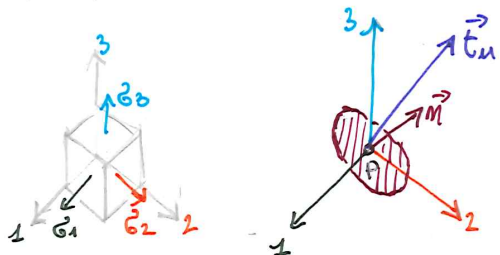
→ CERCHI DI MOHR

ANALISI DELLE TENSIONI O DELLO STATO DI FONO

1D. - I CERCHI DI MOHR -

(I)

DATO UN PUNTO P, ASSUMIAMO COME ASSI DI RIFERIMENTO LE TRE DIREZIONI PRINCIPALI DI TENSIONE (1, 2, 3), E CONSIDERIAMO UN PIANO PASSENTE PER P AVENTE UNA QUALSIASI DIREZIONE DI NORMALE \vec{m} SU CUI AGISCE LA TENSIONE \vec{t}_u



$$\vec{m} = [\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3] \quad \alpha_1 = \cos \{1, \hat{m}\}, \quad \alpha_2 = \cos \{2, \hat{m}\}, \quad \alpha_3 = \cos \{3, \hat{m}\}$$

LA RELAZIONE DI CAUCHY CONVINTE DI DETERMINARE \vec{t}_u NOTI $\vec{e}_1, \vec{e}_2, \vec{e}_3$, OUNERO LE SUE COMPONENTI RISPETTO ALE DIREZIONI (1, 2, 3) (3 PIANI ORTOGONALI) È POSSIBILE DETERMINARE \vec{t}_u PER QUALSIASI QUANTITÀ

$$\vec{t}_u = t_{u1} \vec{e}_1 + t_{u2} \vec{e}_2 + t_{u3} \vec{e}_3$$

$$\vec{e}_1 = \{e_1, 0, 0\}, \quad \vec{e}_2 = \{0, e_2, 0\}, \quad \vec{e}_3 = \{0, 0, e_3\}$$

$$t_{u1} = \begin{bmatrix} e_1 & e_2 & e_3 \\ e_1 & 0 & 0 \\ 0 & e_2 & 0 \\ 0 & 0 & e_3 \end{bmatrix}$$

ALLORA LE COMPONENTI DI \vec{t}_u RISPETTO AL RIFERIMENTO PRINCIPALE

$$\begin{aligned} t_{u1} &= e_1 \alpha_1 \\ t_{u2} &= e_2 \alpha_2 \\ t_{u3} &= e_3 \alpha_3 \end{aligned}$$

QUANTO VALE LA COMPONENTE NORMALE σ_u DI \vec{t}_u ?

$$\sigma_u = t_{u1} \alpha_1 + t_{u2} \alpha_2 + t_{u3} \alpha_3 \quad \rightarrow \quad \sigma_u = e_1 \alpha_1^2 + e_2 \alpha_2^2 + e_3 \alpha_3^2 \quad [0]$$

[N.B. È L'ESPRESSIONE $\sigma_u = e_x \alpha_x^2 + e_y \alpha_y^2 + e_z \alpha_z^2 + 2 \tau_{xy} \alpha_x \alpha_y + 2 \tau_{xz} \alpha_x \alpha_z + 2 \tau_{yz} \alpha_y \alpha_z$]

QUANTO VALE LA COMPONENTE TANGENZIALE τ_{um} DI \vec{t}_u , CON \vec{m} PERPENDICOLARE A \vec{n} ?

\vec{m} È UNA QUALSIASI RETTA PERPENDICOLARE A \vec{n} , OUNERO APPARTENENTE AL PIANO DI QUANTITÀ \vec{n}

$$\vec{m} = [\beta_1, \beta_2, \beta_3] \quad \beta_1 = \cos \{1, \hat{m}\}, \quad \beta_2 = \cos \{2, \hat{m}\}, \quad \beta_3 = \cos \{3, \hat{m}\}$$

$$\tau_{um} = t_{u1} \beta_1 + t_{u2} \beta_2 + t_{u3} \beta_3 \quad \rightarrow \quad \tau_{um} = e_1 \alpha_1 \beta_1 + e_2 \alpha_2 \beta_2 + e_3 \alpha_3 \beta_3 \quad [0]$$

[N.B. È L'ESPRESSIONE $\tau_{um} = e_x \alpha_x \beta_x + e_y \alpha_y \beta_y + e_z \alpha_z \beta_z + \tau_{xy} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) + \tau_{xz} (\alpha_x \beta_z + \alpha_z \beta_x) + \tau_{yz} (\alpha_y \beta_z + \alpha_z \beta_y)$]

* LE ESPRESSIONI [0] E [0] QUINDI COSTITUISCONO DI VALUTARE LE TENSIONI NORMALI E TANGENZIALI SU UNA QUALSIASI QUANTITÀ IN FUNZIONE DELLE TENSIONI PRINCIPALI e_1, e_2, e_3

1A

1B

1C

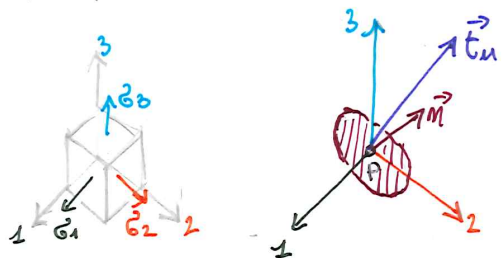
1D

ANALISI DELLE TENSIONI O DELLO STATO DI FLESSIONE

1D. - I CERCHI DI MOHR -

(I)

DATO UN PUNTO P, ASSUMIAMO COME ASSI DI RIFERIMENTO LE TRE DIREZIONI PRINCIPALI DI TENSIONE (1, 2, 3), E CONSIDERIAMO UN PIANO PASSANTE PER P AVENTE UNA QUANTITÀ ARBITRARIA DI NORMALE \vec{m} SU CUI AGISCE LA TENSIONE \vec{t}_u



$$\vec{m} = [\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3] \quad \alpha_1 = \cos \{1, \vec{m}\}, \quad \alpha_2 = \cos \{2, \vec{m}\}, \quad \alpha_3 = \cos \{3, \vec{m}\}$$

LA RELAZIONE DI CAUCHY CONVENITE DI DETERMINANTE $\begin{vmatrix} t_{11} & t_{12} & t_{13} \\ t_{21} & t_{22} & t_{23} \\ t_{31} & t_{32} & t_{33} \end{vmatrix}$ OVIERO LE SUE COMPONENTI RELAZIONATE ALLE DIREZIONI (1, 2, 3) (3 PIANI ORTOGONALI) È POSSIBILE DETERMINARE \vec{t} PER QUALSIASI QUANTITÀ

$$\vec{t}_u = \vec{t}_1 \alpha_1 + \vec{t}_2 \alpha_2 + \vec{t}_3 \alpha_3$$

$$\vec{t}_1 = \{\sigma_1, 0, 0\}, \quad \vec{t}_2 = \{0, \sigma_2, 0\}, \quad \vec{t}_3 = \{0, 0, \sigma_3\}$$

$$\vec{t}_u = \begin{bmatrix} \sigma_1 & \tau_{12} & \tau_{13} \\ \tau_{21} & \sigma_2 & \tau_{23} \\ \tau_{31} & \tau_{32} & \sigma_3 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \alpha_1 \\ \alpha_2 \\ \alpha_3 \end{bmatrix}$$

ALLORA LE COMPONENTI DI \vec{t}_u RELATIVE AL RIFERIMENTO PRINCIPALE

$$\begin{aligned} t_{u1} &= \sigma_1 \alpha_1 \\ t_{u2} &= \sigma_2 \alpha_2 \\ t_{u3} &= \sigma_3 \alpha_3 \end{aligned}$$

QUANTO VALE LA COMPONENTE NORMALE σ_u DI \vec{t}_u ?

$$\sigma_u = t_{u1} \alpha_1 + t_{u2} \alpha_2 + t_{u3} \alpha_3 \quad \rightarrow \quad \sigma_u = \sigma_1 \alpha_1^2 + \sigma_2 \alpha_2^2 + \sigma_3 \alpha_3^2 \quad [0]$$

[N.B. È L'ESPRESSIONE $\sigma_u = \sigma_x \alpha_x^2 + \sigma_y \alpha_y^2 + \sigma_z \alpha_z^2 + 2\tau_{xy} \alpha_x \alpha_y + 2\tau_{xz} \alpha_x \alpha_z + 2\tau_{yz} \alpha_y \alpha_z$]

QUANTO VALE LA COMPONENTE TANGENZIALE τ_{um} DI \vec{t}_u , CON \vec{m} PERPENDICOLARE A \vec{n} ?

\vec{m} È UNA QUALSIASI RETTA PERPENDICOLARE A \vec{n} , OVIERO APPARTENENTE AL PIANO DI QUANTITÀ \vec{m}

$$\vec{m} = [\beta_1, \beta_2, \beta_3] \quad \beta_1 = \cos \{1, \vec{m}\}, \quad \beta_2 = \cos \{2, \vec{m}\}, \quad \beta_3 = \cos \{3, \vec{m}\}$$

$$\tau_{um} = t_{u1} \beta_1 + t_{u2} \beta_2 + t_{u3} \beta_3 \quad \rightarrow \quad \tau_{um} = \sigma_1 \alpha_1 \beta_1 + \sigma_2 \alpha_2 \beta_2 + \sigma_3 \alpha_3 \beta_3 \quad [0]$$

[N.B. È L'ESPRESSIONE $\tau_{um} = \sigma_x \alpha_x \beta_x + \sigma_y \alpha_y \beta_y + \sigma_z \alpha_z \beta_z + \tau_{xy} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) + \tau_{xz} (\alpha_x \beta_z + \alpha_z \beta_x) + \tau_{yz} (\alpha_y \beta_z + \alpha_z \beta_y)$]

* LE ESPRESSIONI [0] E [0] QUINDI COSTITUISCONO DI VALUTARE LE TENSIONI NORMALI E TANGENZIALI SU UNA QUALSIASI QUANTITÀ IN FUNZIONE DELLE TENSIONI PRINCIPALI $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$

1A

1B

1C

1D

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI FORTAZIONE

1D - I CERCHI DI MOHR -

DEVE ESSERE $\tau_u^2 + (\sigma_u - \sigma_2)(\sigma_u - \sigma_3) \geq 0$

$\tau_u^2 + \sigma_u^2 - \sigma_u(\sigma_2 + \sigma_3) + \sigma_2\sigma_3 \geq 0$

 POSSIAMO SCRIVERE $\sigma_u^2 - \sigma_u(\sigma_2 + \sigma_3) + \sigma_2\sigma_3$ COME LO SVILUPPO DI 1 QUADRATO DI UN BINOMIO DI TIPO $(a-b)^2$:

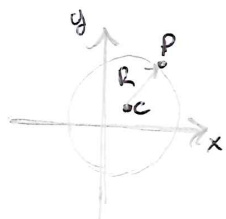
$$\sigma_u^2 - 2\sigma_u \frac{(\sigma_2 + \sigma_3)}{2} + \left(\frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2}\right)^2 - \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2}\right)^2 \quad \left[\text{AGGIUNGIAMO } \left(\frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2}\right)^2 \text{ E LEVAMO } \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2}\right)^2 \right]$$

$$\left(\frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2}\right)^2 - \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2}\right)^2 = \frac{\sigma_2^2}{4} + \frac{\sigma_3^2}{4} + \frac{2\sigma_2\sigma_3}{4} - \left[\frac{\sigma_2^2}{4} + \frac{\sigma_3^2}{4} - \frac{2\sigma_2\sigma_3}{4} \right] = \frac{2\sigma_2\sigma_3}{4} + \frac{2\sigma_2\sigma_3}{4} = \sigma_2\sigma_3$$

Allora $\tau_u^2 + \left[\sigma_u^2 - 2\sigma_u \frac{(\sigma_2 + \sigma_3)}{2} + \left(\frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2}\right)^2 \right] - \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2}\right)^2 \geq 0 \rightarrow \tau_u^2 + \left(\sigma_u - \frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2} \right)^2 \geq \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2} \right)^2$

 QUESTA ESPRESSIONE HA UN RIFERIMENTO GEOMETRICO PRECISO: NEL PIANO x, y UN CERCHIO DI CENTRO $C = (x_c, y_c)$ E RAGGIO

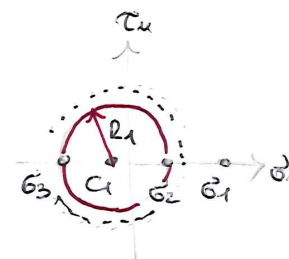
R HA EQUAZIONE: $(x - x_c)^2 + (y - y_c)^2 = R^2$



$C = (x_c, y_c)$

$P = (x, y)$

$R = \sqrt{(x - x_c)^2 + (y - y_c)^2}$

 SE RIPORTIAMO L'EQUAZIONE
SU UN PIANO $\sigma_1 \tau$
- PIANO DI MOHR -


$\left(\sigma_u - \frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2} \right)^2 + \tau_u^2 = \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2} \right)^2$

 È LA CIRCONFERENZA DI
CENTRO $C_1 = \left(\frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2}, 0 \right)$

 E RAGGIO $R_1 = \left(\frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2} \right)$
 $C_1 =$ PUNTO MEDIO TRA σ_2 E σ_3 ; $\sigma_2\sigma_3$ È IL DIAMETRO DEL CERCHIO

 $\sigma_1^2 \geq 0$ È SODDISFATTO DA TUTTI I PUNTI CHE STANNO NELLA CIRCONFERENZA CON CENTRO C_1 E DI RAGGIO R_1 E AL DI FUORI

 IN MANIERA ANALOGA SI PUÒ FARE CON $\sigma_2^2 \geq 0$ E $\sigma_3^2 \geq 0$

ANALISI DELLA PENETRAZIONE O DELLO SCAMBIO DI FORMA

1 D. - I CERCCHI DI FORA -

(IV)

1A

$$\alpha_2^2 = \frac{\tau_u^2 + (c_u - c_3)(c_u - c_1)}{(c_2 - c_3)(c_2 - c_1)}$$

$$\alpha_2^2 \geq 0 \rightarrow \frac{\geq 0}{\geq 0} \circ \frac{\leq 0}{\leq 0} \rightarrow \frac{\dots}{(c_2 - c_3)(c_2 - c_1)} \rightarrow \frac{\dots}{\leq 0} \text{ Allora } \frac{\leq 0}{\dots} \Rightarrow \tau_u^2 + (c_u - c_3)(c_u - c_1) \leq 0$$

$\oplus \quad \ominus$
 $c_2 > c_3 \quad c_2 < c_1 \quad c_1 \neq c_2 \neq c_3$

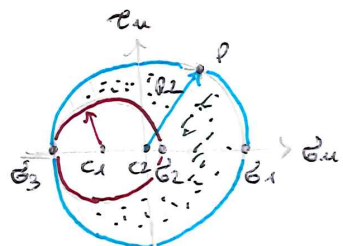
1B

N.B. PERMUTAZIONE DEGLI INDICI

 3²¹
 τ_2 si ottiene:

$$\tau_u^2 + \left(c_u - \frac{c_1 + c_3}{2}\right)^2 \leq \left(\frac{c_1 - c_3}{2}\right)^2$$

1C



$$\left(c_u - \frac{c_1 + c_3}{2}\right)^2 + \tau_u^2 = \left(\frac{c_1 - c_3}{2}\right)^2$$

È LA CIRCONFERENZA DI CENTRO

$$c_2 = \left(\frac{c_1 + c_3}{2}, 0\right)$$

E RAGGIO $R_2 = \frac{c_1 - c_3}{2}$

 c_2 = PUNTO MEDIO TRA c_1 E c_3
 $\overline{c_1 c_3}$ = DIAMETRO

$\alpha_2^2 \geq 0$ È SODDISFATTA DA TUTTI I PUNTI CHE STANNO SULLA CIRCONFERENZA DI CENTRO c_2 E RAGGIO R_2 E AL FUORI INVECE, MA ALL'INTERNO DEL CERCCHIO DI CENTRO c_1 E RAGGIO R_1

1D

$$\alpha_3^2 = \frac{\tau_u^2 + (c_u - c_1)(c_u - c_2)}{(c_3 - c_1)(c_3 - c_2)}$$

$$\alpha_3^2 \geq 0 \rightarrow \frac{\geq 0}{\geq 0} \circ \frac{\leq 0}{\leq 0} \rightarrow \frac{\dots}{(c_3 - c_1)(c_3 - c_2)} \rightarrow \frac{\dots}{\geq 0} \text{ Allora } \frac{\geq 0}{\dots} \Rightarrow \tau_u^2 + (c_u - c_1)(c_u - c_2) \geq 0$$

$\ominus \quad \ominus$
 $c_3 < c_1 \quad c_3 < c_2 \quad c_1 \neq c_2 \neq c_3$

N.B. PERMUTAZIONE DEGLI INDICI

 3²¹
 τ_2 si ottiene

$$\tau_u^2 + \left(c_u - \frac{c_1 + c_2}{2}\right)^2 \geq \left(\frac{c_1 - c_2}{2}\right)^2$$

$$\left(c_u - \frac{c_1 + c_2}{2}\right)^2 + \tau_u^2 = \left(\frac{c_1 - c_2}{2}\right)^2$$

È LA CIRCONFERENZA DI CENTRO

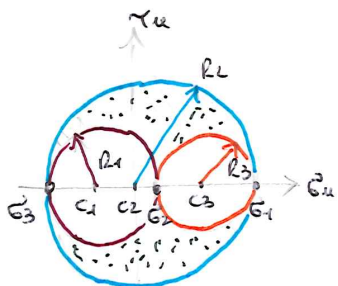
$$c_3 = \left(\frac{c_1 + c_2}{2}, 0\right)$$

E RAGGIO $R_3 = \frac{c_1 - c_2}{2}$

 c_3 = PUNTO MEDIO TRA c_1 E c_2 ; $\overline{c_1 c_2}$ = DIAMETRO

$\alpha_3^2 \geq 0$ È SODDISFATTA DA TUTTI I PUNTI CHE STANNO SULLA CIRCONFERENZA DI CENTRO c_3 E RAGGIO R_3 E AL FUORI, MA ALL'INTERNO DEL CERCCHIO $\overline{c_1}$ E ALL'INTERNO DEL CERCCHIO $\overline{c_2}$

[N.B. $\overline{c_1}$ È IL CERCCHIO DI RAGGIO R_1 E CENTRO c_1 ; $\overline{c_2}$ È IL CERCCHIO DI RAGGIO R_2 E CENTRO c_2]

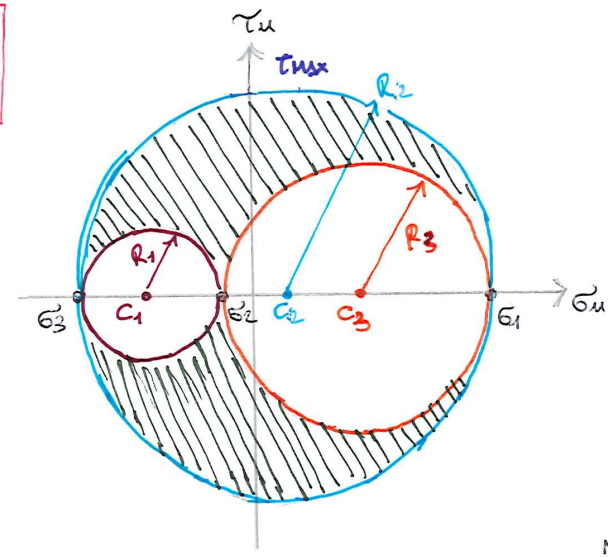


ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI FORTO

1D

1A

ARBELO DI MOHR



CENRO 1:

$$C_1 = \left(\frac{\sigma_2 + \sigma_3}{2}, 0 \right) \quad R_1 = \frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2}$$

CENRO 2:

$$C_2 = \left(\frac{\sigma_1 + \sigma_3}{2}, 0 \right) \quad R_2 = \frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2}$$

CENRO 3:

$$C_3 = \left(\frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2}, 0 \right) \quad R_3 = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$$

1B

1C

|||| PUNTI DEL PIANO DI MOHR CHE SODDISFANO $\alpha_1^2 \geq 0, \alpha_2^2 \geq 0, \alpha_3^2 \geq 0$
OVVERO: STATO TENSIONALE AMMISSIBILE

N.B. - NON SONO POSSIBILI VALORI DI $\sigma_m > \sigma_1$ E $\sigma_m < \sigma_3$: $\sigma_3 < \sigma_m < \sigma_1$

1D

IL PUNTO TANGENZIALE τ_u NON PUÒ SUPERARE IL MASIMO DELLO STATO DI FORTO A CORRESPONDENZA R_2 :

$$R_2 = \frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2} \Rightarrow |\tau_u| \leq \frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2}$$

e $\tau_u = 0$ SOLO IN CORRESPONDENZA DI $\sigma_1, \sigma_2, \sigma_3$

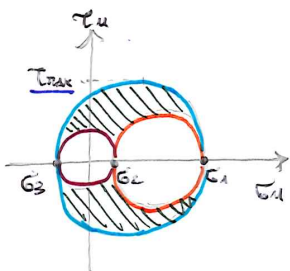
N.B.

ARBELO: FIGURA PIANA LIMITATA DA 3 CIRCONFERENZE, FUNDATA DA DUE PUNTI E IL TERZINE DELLA DEL CAPO, E INDOCA UN "TRONCETO DI CANTALIO"

ANALISI DELLE TENSIONI O DELLO STATO DI FORTI DI FORTI

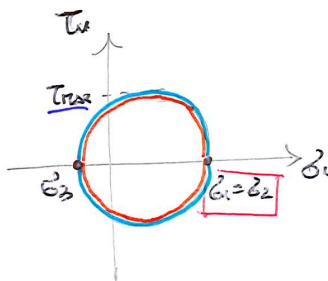
NOTI I VALORI DELLE TENSIONI PRINCIPALI, $\sigma_1, \sigma_2 \text{ e } \sigma_3$, È POSSIBILE TRACCIARE I CERCCHI E L'ARRELO E DETERMINARE QUANTO TENSIONALI ADIMENSIONALI, LA TENSIONE TANGENZIALE MASSIMA È, IN GENERALE, LE TENSIONI RELATIVE A TUTTE LE INFINITE CIRCUNFERENZE CHE SI POSSONO CONSTRUIRE PER IL PIANO IN OGGETTO.

1° CASO
 $\sigma_1 > \sigma_2 > \sigma_3$
 $\sigma_1 \neq \sigma_2 \neq \sigma_3$



\bar{C}_1 e \bar{C}_3 SONO TANGENTI IN σ_2
 \bar{C}_2 È TANGENTE A C_1 IN σ_3
 E A \bar{C}_3 IN σ_1
 $|T_{max}| \leq R_2 \Rightarrow |T_{max}| \leq \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2} \right)$

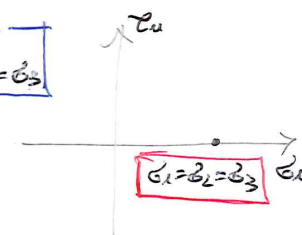
2° CASO
 $\sigma_1 = \sigma_2 > \sigma_3$
 $\sigma_1 = \sigma_2 \neq \sigma_3$



\bar{C}_3 MASSE, MENTRE \bar{C}_1 DIMINUISCE
 FINCHÉ $\sigma_1 = \sigma_2 \rightarrow \bar{C}_1$ DEGENERAVA IN UN
 PUNTO E \bar{C}_3 DIVENTA SOLARE A \bar{C}_2
 * GLI STATI PRINCIPALI SONO LOI I
 PUNTI DELLA CIRCONFERENZA $\bar{C}_2 = \bar{C}_3$
 (ENDELL'INTERNO)

$T_{max} = R_2 = \frac{\sigma_3 + \sigma_1}{2}$

3° CASO
 $\sigma_1 = \sigma_2 = \sigma_3$



I 3 CERCCHI DEGENERANO
 IN UN PUNTO,
STATO IDROSTATICO
 $T_{max} = 0$

ESEMPIO APPLICATIVO

TRACCIAMO I CERCCHI DI MOHR E L'ARRELO
 PER LO STATO DI FORTI UTILIZZANDO NEL
 PIANO CIRCUNFERENZE:

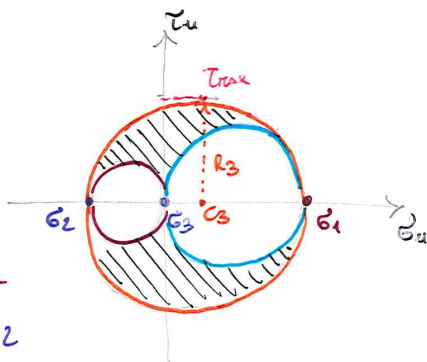
$$\sigma = \begin{bmatrix} \tau_{xx} & \tau_{xy} & \tau_{xz} \\ -\tau_{xy} & \sigma_{xx} & 0 \\ 0 & 0 & \sigma_{yy} \end{bmatrix}$$

RIFERIMENTO
CARTESIANO

$$\sigma = \begin{bmatrix} \tau_x & \tau_y & \tau_z \\ 81,432 & 0 & 0 \\ 0 & -16,432 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

RIFERIMENTO
PRINCIPALE

$\sigma_1 = 81,432$
 $\sigma_2 = -16,432$
 $\sigma_3 = 0$

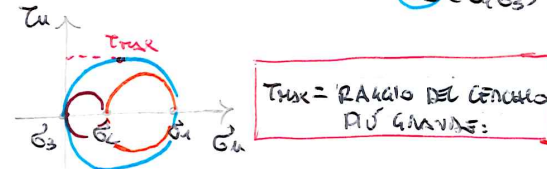


SE σ_1 E σ_2 HANNO SEGNI
 DIVERSI, ALLORA T_{max}
 APPARTIENE AL CERCCHIO
 \bar{C}_3 , DI RAGGIO $\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$,
 ED È NEL PIANO (x, y)

$T_{max} = R_3 = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}$

N.B.

SE σ_1 E σ_2 HANNO LO STESSO SEGNO,
 ALLORA T_{max} NON SI TROVA NEL PIANO
 (x, y) , MA È NON APPARTIENE AL CERCCHIO
 \bar{C}_3 (σ_1, σ_2) MA AL CERCCHIO \bar{C}_2 (σ_1, σ_3)



$T_{max} = \max \left\{ \left| \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right|, \left| \frac{\sigma_1 - \sigma_3}{2} \right|, \left| \frac{\sigma_2 - \sigma_3}{2} \right| \right\}$

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

1E. - I CERCHI DI MOHR PER STATI DI SFORZO PIANI -

I

IN MOLTI PROBLEMI STRUTTURALI LO STATO TENSIONALE COSÌ DI PARTICOLARI PROPRIETÀ CHE RIVELANO NOTTOVOLTAMENTE LA SIMPLICITÀ GENERALE; LO STATO TENSIONALE È TALE CHE IL VETTORE \vec{t}_n AGENTE IN UNA QUALUNQUE GIACCIURA PARIANTE PER IL PUNTO MA SEMPRE CONTENUTO IN UNO STESSO PIANO, IL PIANO DELLE TENSIONI. → STATI TENSIONALI PIANI

FACEENDO RIFERIMENTO AL VETTORE TENSIONE AGENTE SUQUE TRE GIACCIURE PRINCIPALI, LA CONDIZIONE DI COPLANARITÀ DI \vec{t}_n PUÒ ESSERE RAPPRESENTATA PERO È UNA DELLE TRE TENSIONI PRINCIPALI È NULLA E IL PIANO DELLE TENSIONI È INDIVIDUATO DALE ALTRE DUE, AD ESEMPIO $\sigma_1 \neq 0, \sigma_2 \neq 0$ E $\sigma_3 = 0$

ALLORA SU UNA QUALUNQUE GIACCIURA $\vec{n} = \{x_1, x_2, x_3\}$ SI HA $t_{n1} = \sigma_1 x_1, t_{n2} = \sigma_2 x_2$ E $t_{n3} = 0$, PERTANTO \vec{t}_n NON PUÒ CHE ESSERE CONTENUTO NEL PIANO (1,2)

PER MONDOSCERE SE UNO STATO TENSIONALE È PIANO È SUFFICIENTE DEFINIRE LE CONDIZIONI SOTTO LE QUALI UNA DI ESSE È NULLA.

MONDOSCENDO CHE I VALORI DELLE TENSIONI PRINCIPALI SI DEVE OTTENERE CON L'ANNULLAMENTO DEL DETERMINANTE $\det(\underline{\underline{\sigma}} - \sigma_u \underline{\underline{I}}) = 0$, LA CONDIZIONE DI NULLITÀ DI UNA DI ESSE È CERTAMENTE VERIFICATA SE SI ANNULLA IL DETERMINANTE PONEENDO $\sigma_u = 0$ ALLORA LO STATO TENSIONALE È PIANO SE $\det \underline{\underline{\sigma}} = 0$, CHE PENSANDO CORRISPONDE A $I_3 = 0$

APPROFONDENDO SUL PIANO DELLE TENSIONI IL PIANO (x,y), SI Vede CHE DEVE ESSERE DIREZIONE PRINCIPALE CON RELATIVA COMPONENTE PRINCIPALE NON NULLE: $\sigma_z = \tau_{xz} = \tau_{yz} = 0$ E LO STATO TENSIONALE È DEFINITO DALE TRE COMPONENTI NON NULLE $\sigma_x, \sigma_y, \tau_{xy}$ [$\sigma_z = 0$]

LA RICERCA DELLE COMPONENTI PRINCIPALI DI TENSIONE RICHIESTA CHE

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

ESCLUENDO LA
OVVIA RADICE
 $\sigma_u = \sigma_z = 0$

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

CHE RIVOLGUTA FORNISCE L'EQUAZIONE: $\sigma_u^2 - (\sigma_x + \sigma_y) \sigma_u + \sigma_x \sigma_y - \tau_{xy}^2 = 0$ LE CUI RADICI $\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$ SONO LE COMPONENTI PRINCIPALI DI TENSIONE σ_1 E σ_2

* LO STATO DELLO STATO PIANO DI TENSIONE PUÒ ESSERE CONDOTTO IN MANIERA MOLTO VANTAGGIOSA PER VIA GRAFICA ATTRAVERSO L'APPLICAZIONE DEI CERCHI DI MOHR

1A

1B

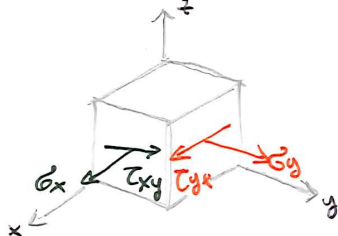
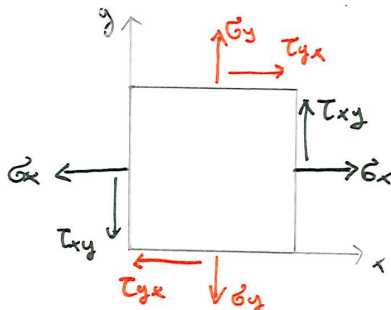
1C

1D

1E

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI FORTO

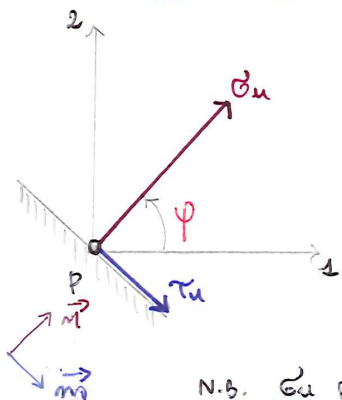
$$\sigma = \begin{bmatrix} \sigma_x & \tau_{xy} & 0 \\ \tau_{xy} & \sigma_y & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$


1E. - I CENTRI DI MOHR PER STATI DI FORTO PIANI -


$$\sigma_3 = \sigma_2 = 0$$

$$\sigma_{1,2} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} \pm \sqrt{\left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

CONSIDERIAMO UNA CIRCOSTANZA \vec{m} APPARTENENTE AL PIANO DELLE TENSIONI (1,2), INCLINATA RISPETTO ALL'ASSE 1 DI UN ANGOLO φ E PIANO σ_u E τ_u LE COMPONENTI NORMALI E TANGENZIALI IN TALE CIRCOSTANZA (τ_u INDIVIDUATA DA \vec{m} , \perp A \vec{n})



$$\vec{m} = \{\alpha_1, \alpha_2, \alpha_3\} = \{\cos\varphi, \sin\varphi, 0\}$$

$$\alpha_1 = \cos(\vec{1}, \vec{m}) = \cos\varphi$$

$$\alpha_2 = \cos(\vec{2}, \vec{m}) = \sin\varphi$$

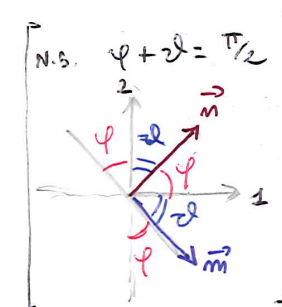
$$\alpha_3 = \cos(\vec{3}, \vec{m}) = \cos\frac{\pi}{2} = 0$$

$$\vec{n} = \{\beta_1, \beta_2, \beta_3\} = \{\sin\varphi, -\cos\varphi, 0\}$$

$$\beta_1 = \cos(\vec{1}, \vec{n}) = \sin\varphi$$

$$\beta_2 = \cos(\vec{2}, \vec{n}) = -\cos\varphi$$

$$\beta_3 = \cos(\vec{3}, \vec{n}) = \cos\frac{\pi}{2} = 0$$



N.B. σ_u POSITIVA QUANDO CONCORDE CON \vec{n}

τ_u POSITIVA QUANDO TENDE A "FAR RUOTARE" IN SENSO ORARIO L'ELEMENTO INFERIALE \rightarrow

$$\sigma_u = \sigma_1 \alpha_1^2 + \sigma_2 \alpha_2^2 + \sigma_3 \alpha_3^2 = \sigma_1 \cos^2\varphi + \sigma_2 \sin^2\varphi$$

$$\tau_u = \sigma_1 \alpha_1 \beta_1 + \sigma_2 \alpha_2 \beta_2 + \sigma_3 \alpha_3 \beta_3 = \sigma_1 \cos\varphi \sin\varphi - \sigma_2 \sin\varphi \cos\varphi = (\sigma_1 - \sigma_2) \sin\varphi \cos\varphi$$

RICORDANDO CHE: $\cos^2\varphi = \frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos 2\varphi$, $\sin^2\varphi = \frac{1}{2} - \frac{1}{2} \cos 2\varphi$, $\sin\varphi \cos\varphi = \frac{1}{2} \sin 2\varphi$

$$\sigma_u = \sigma_1 \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{2} \cos 2\varphi\right) + \sigma_2 \left(\frac{1}{2} - \frac{1}{2} \cos 2\varphi\right) = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\varphi \quad \text{e} \quad \tau_u = (\sigma_1 - \sigma_2) \frac{1}{2} \sin 2\varphi = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin 2\varphi$$

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

LE - I CERCHI DI MOHR PER STATI DI SFORZO PIANI -

III 1A

RISCRIVIAMO σ_u :

$$\sigma_u - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right) \cos 2\varphi$$

METTIAMO ENTRAMBE AL QUADRATO :

$$\left(\sigma_u - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} \right)^2 = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2 \cos^2 2\varphi$$

$$\tau_u^2 = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2 \sin^2 2\varphi$$

LE SOMMIAMO :

$$\left(\sigma_u - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} \right)^2 + \tau_u^2 = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2 \cos^2 2\varphi + \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2 \sin^2 2\varphi$$

$$\left(\sigma_u - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} \right)^2 + \tau_u^2 = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2 (\cos^2 2\varphi + \sin^2 2\varphi) \rightarrow \text{NB } \cos^2 2\varphi + \sin^2 2\varphi = 1$$

OTTENIAMO :

$$\left(\sigma_u - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} \right)^2 + \tau_u^2 = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2 \quad [0]$$

1B

1C

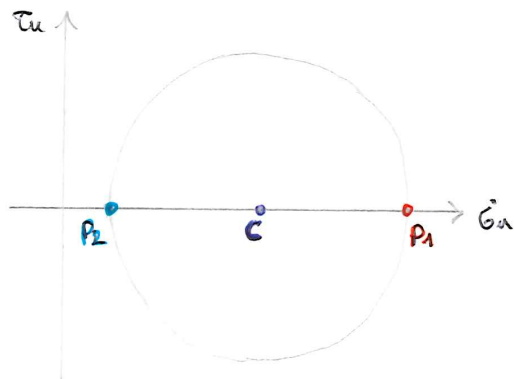
1D

N.B. $(x - x_c)^2 + (y - y_c)^2 = R^2$ È L'EQUAZIONE DELLA CIRCONFERENZA DI CENTRO $C = (x_c, y_c)$

ALLORA LA [0] RAPPRESENTA LA CIRCONFERENZA DI CENTRO $C = \left(\frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2}, 0 \right)$ E RAGGIO $R = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)$ NEL PIANO (σ_u, τ_u) [PIANO DI MOHR]

1E

I PUNTI DEL CERCHIO RAPPRESENTANO TUTTI I POSSIBILI STATI TENSIONALI SULLE CIRCUTURE AVANTI NORMALI CONTENUTE NEL PIANO DELLE TENSIONI (σ_1, σ_2)



IN PARTICOLARE I PUNTI P_1 E P_2 RAPPRESENTANO LO STATO TENSIONALE SULLE CIRCUTURE PRINCIPALI DI NORMALI $z \in z$

$$P_1 = (\sigma_1, 0) \quad P_2 = (\sigma_2, 0) \quad C = (\sigma_c, 0) \text{ con } \sigma_c = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2}$$

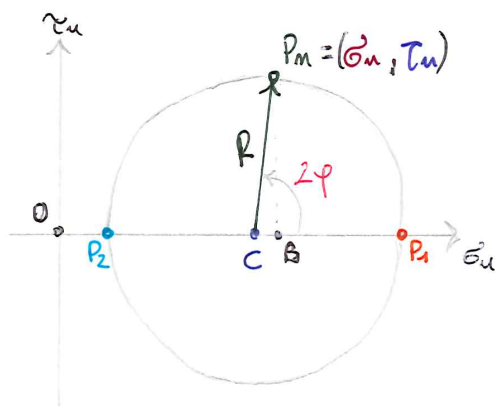
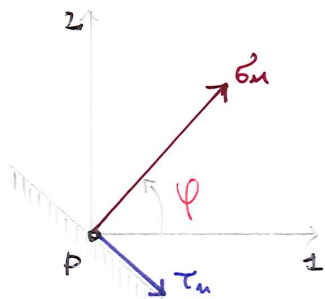
$$R = \overline{P_1 C} = \sqrt{\left(\sigma_c - \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} \right)^2} = \sqrt{\left(\frac{2\sigma_c - \sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2} = \sqrt{\left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)^2} = \left(\frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \right)$$

ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

1E. - I CENTRI DI MOHR PER STATI DI SFORZO PIANI -

(IV)

PER OTTENERE IL PUNTO $P_M = (\sigma_M, \tau_M)$ CORRISPONDENTE ALLA CIRCUNFERENZA LA CUI NORMALE \vec{m} FORMA L'ANGOLO φ CON L'ASSE z È SUFFICIENTE COSTRUIRE IL MAGGIO \vec{CP}_M ROTATO RISPETTO AL MAGGIO \vec{CP}_1 , NELLO STATO SENSO IN CUI \vec{m} È ROTATA RISPETTO ALL'ASSE z , DELL'ANGOLO DOPPIO, 2φ

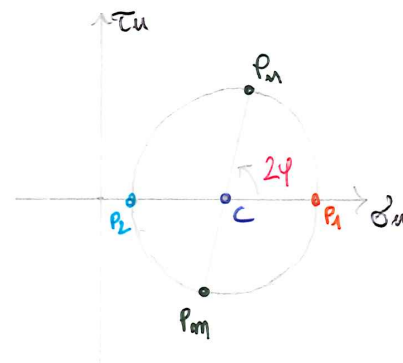


$$\sigma_M = \vec{OC} + \vec{CB} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2} + \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \cos 2\varphi = \bar{\sigma} + R \cos 2\varphi$$

$$\tau_M = \vec{BP}_M = R \sin 2\varphi = \frac{\sigma_1 - \sigma_2}{2} \sin 2\varphi$$

* NEL PUNTO DI MOHR GLI ANGOLI SONO DOPPI RISPETTO AL PIANO FISICO

N.B. SE AD OGNI NORMALE \vec{m} NEL PIANO DELLE TENSIONI SI ASSOCIA UN MAGGIO \vec{CP}_M NEL PIANO DI MOHR, LO SFAZZAMENTO ANGOLARE TRA DUE MAGGI \vec{CP}_M E \vec{CP}_M È IL DOPPIO DELLO SFAZZAMENTO ANGOLARE DELLE CORRISPONDENTI \vec{m} E \vec{m} NEL PIANO DELLE TENSIONI. SE \vec{m} E \vec{m} SONO ORTOGONALI, I CORRISPONDENTI MAGGI \vec{CP}_M E \vec{CP}_M DEVONO FORMARE UN ANGOLO DI 180° , LO STATO PERTANTO DI SFORZO È UNO STATO DI SFORZO DI SFORZO



1A

1B

1C

1D

1E



ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

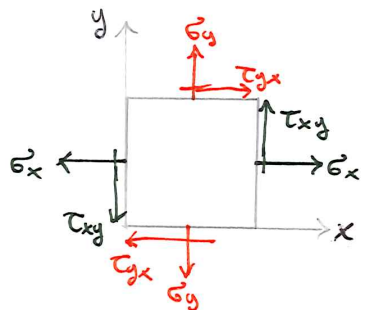
1E. - I CERCHI DI MOHR PER STATI DI SFORZO PIANI -

Ⓢ

1A

TIRACREMENTE, RISPONDENDO LE TENSIONI IN DUE FACCE PERPENDICOLARI POSITIVO ORMAI DIRETTAMENTE IL CERCHIO DI MOHR RIPORTANDO SUL PIANO DI MOHR (σ_u, τ_u) I PUNTI P_x E P_y CORRISPONDENTI ALE DISTRIBUZIONI DI NORMALE X E Y

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



$$P_x = (\sigma_x, -\tau_{xy})$$

$$P_y = (\sigma_y, \tau_{yx})$$

N.B. NELL'ELEMENTO LE τ POSITIVE CONVERGONO NELLO SPAZIO:

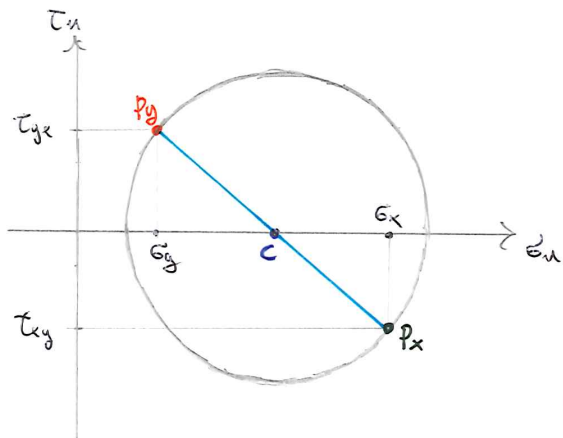


1B

NEL CERCHIO DI MOHR LE τ SONO POSITIVE QUANDO FANNO ROTAZIONE L'ELEMENTO IN SENSO ORARIO:



1C



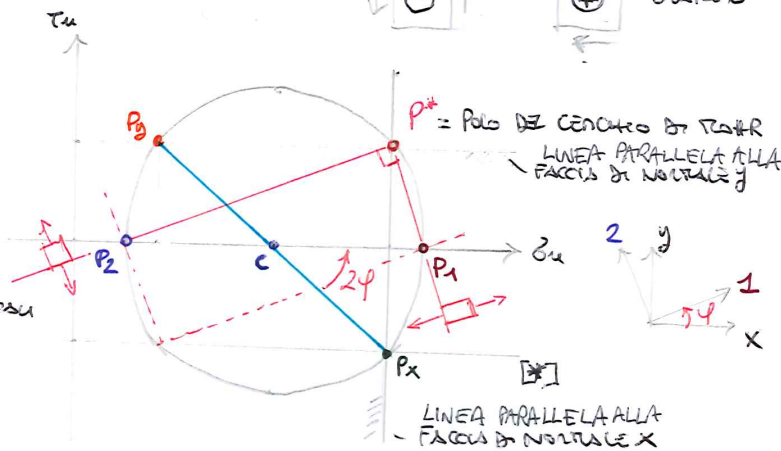
N.B. È LO STESSO CERCHIO DI MOHR:

$$\frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} = \frac{\sigma_1 + \sigma_2}{2}$$

POSSIAMO INDIVIDUARE P_1 E P_2 DOVE ASSUMO SOLO TENSIONI PRINCIPALI

$$P_1 = (\sigma_1, 0) \quad P_2 = (\sigma_2, 0)$$

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



1D

N.B. $\tau_{xy} = \tau_{yx}$ PRESSO DI BIANCHI DA σ_u
MA HANNO OPPOSTI $\tau_{xy} \ominus$ E $\tau_{yx} \oplus$
C CIASCUNA RISPONDE SU σ_u

$$C = \left[\left(\frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \right), \left(\frac{\tau_{xy} + (-\tau_{xy})}{2} \right) \right] \rightarrow C = \left[\left(\frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \right), 0 \right]$$

$$D = \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + (\tau_{yx} - (-\tau_{xy}))^2} = \sqrt{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2}$$

$$R = \frac{D}{2} = \sqrt{\frac{(\sigma_x - \sigma_y)^2 + 4\tau_{xy}^2}{4}} = \sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}$$

$$\cos 2\varphi = \frac{\sigma_x - \sigma_c}{\sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}} \quad \sin 2\varphi = \frac{-\tau_{xy}}{\sqrt{\left(\frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}\right)^2 + \tau_{xy}^2}}$$
$$\tan 2\varphi = \frac{\sin 2\varphi}{\cos 2\varphi} = \frac{-\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_c} \quad \text{INCLINAZIONE DEL PIANO (1,2)}$$

$$\text{MA } \sigma_c = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} \Rightarrow \tan 2\varphi = \frac{-2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y}$$

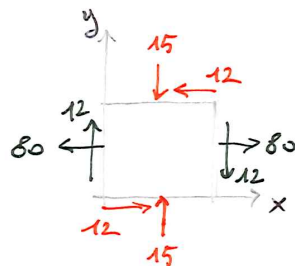
GLI ANGOLI AL CENTRO $P_1 \hat{C} P_2$ E $P_x \hat{C} P_y$ SONO DOPPI DEGLI ANGOLI ALLA CIRCONFERENZA $P_1 \hat{P} P_2$ E $P_x \hat{P} P_y$; LE DIREZIONI INDICATE DAL POLO SONO LE EFFETTIVE INCLINAZIONI DELLE FACCE

1E

ESEMPIO
APPLICATIVO

(MPa)

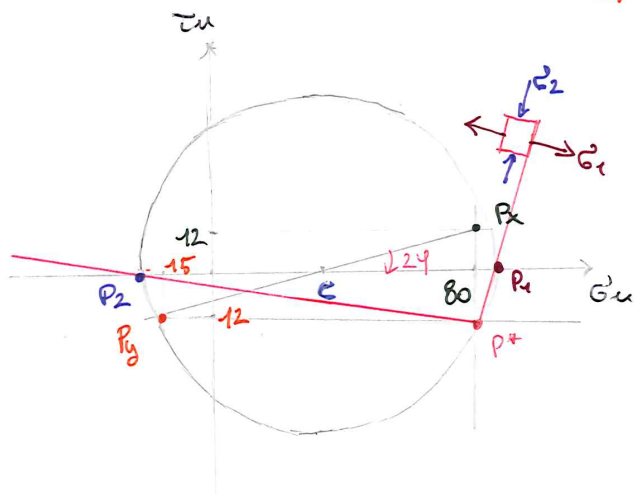
$$\sigma = \begin{bmatrix} 80 & -12 & 0 \\ -12 & -15 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$



$$P_x = (80, 12)$$

 [C_{xy} PRODUCE QUESTA VOLTA ROTAZIONE 2]

$$P_y = (-15, -12)$$

 [C_{yx} PRODUCE QUESTA VOLTA ROTAZIONE 5]


$$\sigma_c = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} = \frac{80 - 15}{2} = 32,5$$

$$C = (32,5, 0)$$

$$\tau_c = \frac{\tau_{xy} + \tau_{yx}}{2} = \frac{12 - 12}{2} = 0$$

$$R = \overline{P_1 C} = \sqrt{(\sigma_x - \sigma_c)^2 + (\tau_{xy})^2} = 48,932$$

$$\sigma_1 = \sigma_c + R = 32,5 + 48,932 = 81,432$$

$$P_1 = (81,432, 0)$$

$$\sigma_2 = \sigma_c - R = 32,5 - 48,932 = -16,432$$

$$P_2 = (-16,432, 0)$$

$$\varphi = ? \quad \tan 2\varphi = \frac{\sin 2\varphi}{\cos 2\varphi} = \frac{-2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} \stackrel{[*]}{=} \frac{12}{80 - 32,5} = \frac{12}{47,5} = 0,2526$$

$$2\varphi = \arctan(0,2526) = 0,2472 \text{ rad} \quad 0,2472 \cdot \frac{180}{\pi} = 14,177^\circ$$

$$\varphi = 7,089^\circ$$

[*] SI OSSERVA CHE $\tan 2\varphi$ È ANCHE PARIA $\frac{-2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} = -\frac{\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_c}$
 IN QUANTO $\sigma_x - \sigma_c = \sigma_x - \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} = \frac{2\sigma_x - \sigma_x - \sigma_y}{2} = \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}$

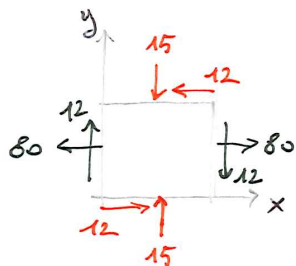
ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

LE. - I CENTRI DI TORSIONE PER STATI DI SFORZO PIANI -

 ESEMPIO
APPLICATIVO

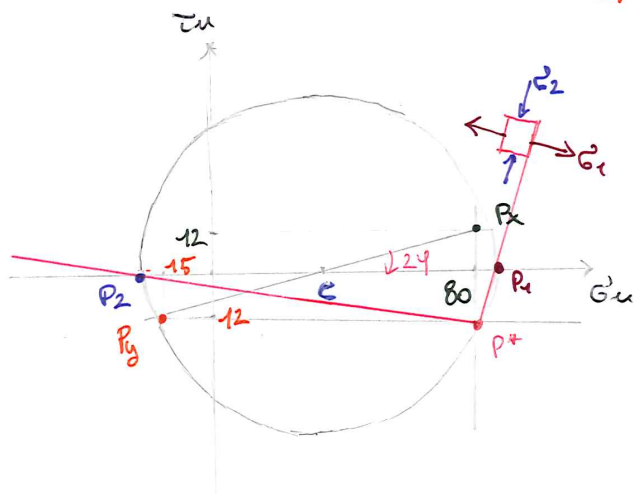
(MPa)

$$\underline{\underline{\sigma}} = \begin{bmatrix} 80 & -12 & 0 \\ -12 & -15 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$



$$\underline{\underline{P_x}} = (80, 12) \quad [C_{xy} \text{ PRODUCE QUESTA VOLTA ROTAZIONE } 2]$$

$$\underline{\underline{P_y}} = (-15, -12) \quad [C_{yx} \text{ PRODUCE QUESTA VOLTA ROTAZIONE } 5]$$



$$\sigma_c = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} = \frac{80 - 15}{2} = 32,5$$

$$C = (32,5, 0)$$

$$\tau_c = \frac{\tau_{xy} + \tau_{yx}}{2} = \frac{12 - 12}{2} = 0$$

$$R = \overline{P_1 C} = \sqrt{(\sigma_x - \sigma_c)^2 + (\tau_{xy} - \tau_c)^2} = 48,932$$

$$\sigma_1 = \sigma_c + R = 32,5 + 48,932 = 81,432$$

$$\underline{\underline{P_1}} = (81,432, 0)$$

$$\sigma_2 = \sigma_c - R = 32,5 - 48,932 = -16,432$$

$$\underline{\underline{P_2}} = (-16,432, 0)$$

$$\varphi = ? \quad \tan 2\varphi = \frac{\sin 2\varphi}{\cos 2\varphi} = \frac{-2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} = \frac{-12}{(80 - 32,5)} = \frac{12}{47,5} = 0,2526$$

$$2\varphi = \arctan(0,2526) = 0,2472 \text{ rad} \quad 0,2472 \cdot \frac{180}{\pi} = 14,177^\circ$$

$$\underline{\underline{\varphi = 7,089^\circ}}$$

[*] SI OSSERVA CHE $\tan 2\varphi$ È ANCHE DATA $\frac{-2\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_y} = -\frac{\tau_{xy}}{\sigma_x - \sigma_c}$
 IN QUANTO $\sigma_x - \sigma_c = \sigma_x - \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} = \frac{2\sigma_x - \sigma_x - \sigma_y}{2} = \frac{\sigma_x - \sigma_y}{2}$

UTILIZZANDO IL TENSORE DEL PRECEDENTE ESEMPIO:

$$\sigma_{x,y,z} = \begin{bmatrix} 80 & -12 & 0 \\ -12 & -15 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \text{ MPa}$$

 $\sigma_x \rightarrow \sigma_u$
 $\tau_{xy} \rightarrow \tau_{uu}$

$$\sigma_x' = \sigma_x \alpha_x^2 + \sigma_y \alpha_y^2 + 2\tau_{xy} \alpha_x \alpha_y = 80 \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right)^2 + 15 \left(\frac{1}{2}\right)^2 + 2(-12) \left(\frac{\sqrt{3}}{2} \cdot \frac{1}{2}\right) = \underline{45,858 \text{ MPa}}$$

$$\tau_{xy}' = \sigma_x \alpha_x \beta_x + \sigma_y \alpha_y \beta_y + \tau_{xy} (\alpha_x \beta_y + \alpha_y \beta_x) = 80 \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(-\frac{1}{2}\right) - 15 \left(\frac{1}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) - 12 \left[\left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) + \left(\frac{1}{2}\right) \left(-\frac{1}{2}\right) \right] = \underline{-47,136 \text{ MPa}}$$

N.B. $\sigma_y' \rightarrow \sigma_{uu}$

$$\sigma_y' = \sigma_x \beta_x^2 + \sigma_y \beta_y^2 + 2\tau_{xy} \beta_x \beta_y = 80 \left(-\frac{1}{2}\right)^2 - 15 \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right)^2 + 2(-12) \left(-\frac{1}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) = \underline{13,142 \text{ MPa}}$$

 $\tau_{xy}' \rightarrow \tau_{uu}$

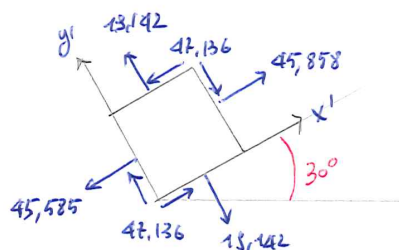
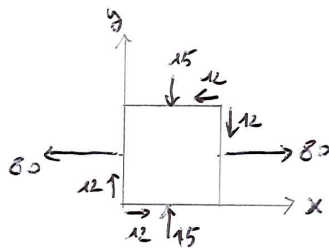
$$\tau_{xy}' = \sigma_x \beta_x \alpha_x + \sigma_y \beta_y \alpha_y + \tau_{xy} (\beta_x \alpha_y + \beta_y \alpha_x) = 80 \left(-\frac{1}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) - 15 \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(\frac{1}{2}\right) - 12 \left[\left(-\frac{1}{2}\right) \left(\frac{1}{2}\right) + \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \left(\frac{\sqrt{3}}{2}\right) \right] = \underline{-47,136 \text{ MPa}}$$

E INFATTI

$$\tau_{x'y}' = \tau_{y'x}' \quad (\tau_{uu} = \tau_{uu})$$

QUINDI:

$$\sigma_{x',y',z'} = \begin{bmatrix} 45,858 & -47,136 & 0 \\ -47,136 & 13,142 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \text{ MPa}$$



$$\text{N.B. : } I_1 = \sigma_x + \sigma_y = 80 - 15 = 65$$

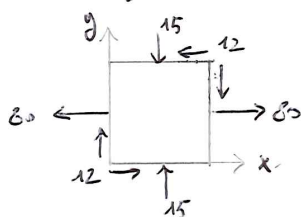
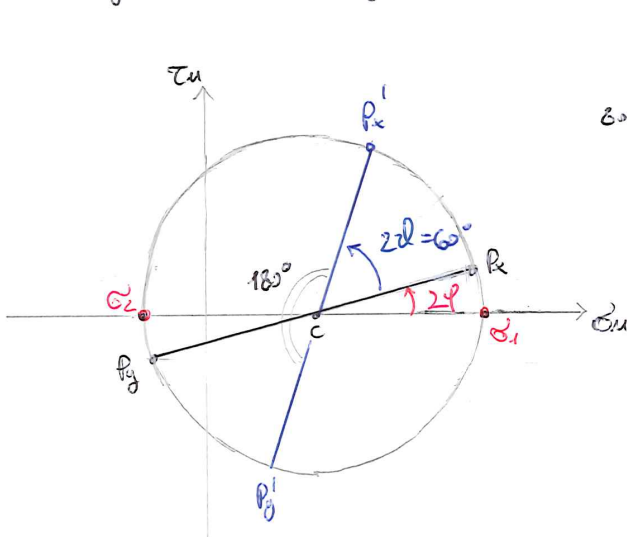
$$I_1 = \sigma_x' + \sigma_y' = 45,858 + 13,142 = 65$$

$$I_2 = \tau_{xy}^2 - \sigma_x \sigma_y = 144 + 1200 = 1344$$

$$I_2 = \tau_{x'y'}^2 - \sigma_x' \sigma_y' = 2221,802 - 877,814 = 1343,988 \approx 1344$$

ANALISI DELLE TENSIONI O DELLO STATO DI FORTO

È POSSIBILE CALCOLARE LE COMPONENTI DI $\underline{\underline{\sigma}}$ x_1, y_1 SU UNA SUCCESSIONE CIRCOLARE - AD EFFETTO NEL PIANO DI RIFERIMENTO x', y' , IN CUI IL PIANO x', y' È ROTAZIONE DI 30° RISPETTO AL PIANO x, y E $\epsilon' = \epsilon$ - UTILIZZANDO I CENCHI DI MOHR



$$P_x = (80; 12) \quad P_y = (-15; -12)$$

$$\sigma_c = \frac{\sigma_x + \sigma_y}{2} = 32,5$$

$$R = P_x C = \sqrt{(\sigma_x - \sigma_c)^2 + \tau_{xy}^2} = 48,832$$

$$\sigma_1 = C + R = 81,432 \text{ MPa}$$

$$P_1 = (81,432; 0)$$

$$\sigma_2 = C - R = -16,432 \text{ MPa}$$

$$P_2 = (-16,432; 0)$$

* PER TROVARE I VALORI DELLO STATO DI FORTO SU x' E y' DOBBIAMO ROTARE NEL PIANO DI MOHR DEL DOBPIO RISPETTO AL PUNTO DELLE TENSIONI: $\alpha = 30^\circ \rightarrow 2\alpha = 60^\circ$

ALLORA L'ANGOLO TRA P_1 E L'ASSE ORIZZONTALE È $2\alpha + 2\phi = 60^\circ + 14,17^\circ = 74,17^\circ$

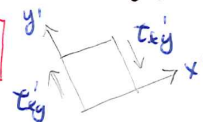
$$P_1' = (\sigma_{x'}, \tau_{x'y'})$$

$$\sigma_{x'} = \sigma_c + R \cos(74,17^\circ) = 32,5 + (48,832)(0,342) = 45,858 \text{ MPa}$$

$$\tau_{x'y'} = R \sin(74,17^\circ) = 48,832(0,962) = 47,136 \text{ MPa}$$

N.B.: $\tau_{x'y'}$ POSITIVO \rightarrow L'ELEMENTO DEVE ROTARE IN SENSO

ORARIO:

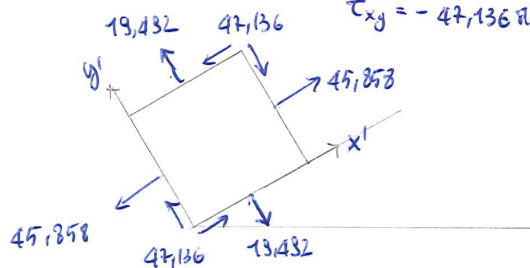


QUINDI NEL PIANO DELLE TENSIONI $\tau_{x'y'}$ È NEGATIVO, OUNO IN VERSO OPPOSTO A QUELLO DELL'ASSE y'

$$\sigma_{x'} = 45,858 \text{ MPa}$$

$$P_1' = (45,858; 47,136)$$

$$\tau_{x'y'} = -47,136 \text{ MPa}$$



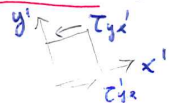
L'ANGOLO TRA P_2 E L'ASSE ORIZZONTALE È $2\phi + 2\alpha + 180^\circ = 74,17^\circ + 180^\circ = 254,17^\circ$

$$P_2' = (\sigma_{y'}, \tau_{y'x'})$$

$$\sigma_{y'} = \sigma_c + R \cos(254,17^\circ) = 32,5 + (48,832)(-0,273) = 19,142$$

$$\tau_{y'x'} = R \sin(254,17^\circ) = 48,832(-0,962) = -47,136 \text{ MPa}$$

N.B.: $\tau_{y'x'}$ NEGATIVO \rightarrow L'ELEMENTO DEVE ROTARE IN SENSO



QUINDI NEL PIANO DELLE TENSIONI $\tau_{y'x'}$ È NEGATIVO, OUNO OPPOSTO A QUELLO DELL'ASSE x'

$$\sigma_{y'} = 19,142 \text{ MPa}$$

$$P_2' = (19,142; -47,136)$$

$$\tau_{y'x'} = -47,136 \text{ MPa}$$

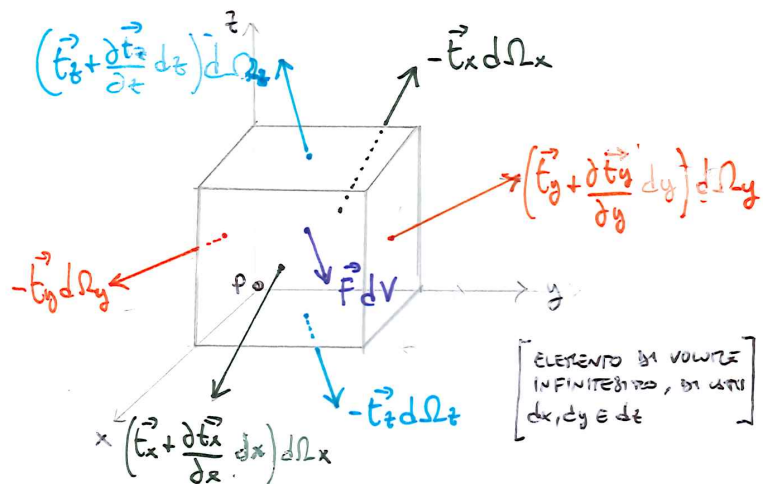
ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORZO

ABBIAAMO DEFINITO LE ADOMETRICI GENERALI DELLO STATO DI TENSIONE IN UN PUNTO, ED ESISTE MOLTA DEFINIZIONE PER LE 6 COMPONENTI DEL TENSORE DEGLI SFORZI $\underline{\underline{\sigma}}$, OGNUNA $\sigma_x, \sigma_y, \sigma_z, \tau_{xy}, \tau_{xz}$ E τ_{yz} .

COME VALE LO STATO DI SFORZO QUANDO PASSIAMO DA UN PUNTO AD UN ALTRO?

PER DETERMINARE LO STATO DI TENSIONE IN UN CORPO, OGNUNO CONVOGGERE $\underline{\underline{\sigma}}$ IN OGNI PUNTO DEL CORPO, E' LOGICO DEFINIRE LE FUNZIONI DELLE 6 COMPONENTI DI $\underline{\underline{\sigma}}$, CHE VARIANO IN TUTTO IL CORPO (RICORDANDO CHE LE TENSIONI TANGENZIALI SONO A DUE A DUE RECIPROCHE)

$$\sigma_x = \sigma_x(x, y, z); \sigma_y = \sigma_y(x, y, z); \sigma_z = \sigma_z(x, y, z); \tau_{xy} = \tau_{xy}(x, y, z); \tau_{xz} = \tau_{xz}(x, y, z); \tau_{yz} = \tau_{yz}(x, y, z)$$



1F - LE CONDIZIONI DI EQUILIBRIO -

(I)

1A

1B

1C

1D

1E

1F

N.B. $d\Omega_x = dydz$; $d\Omega_y = dx dz$; $d\Omega_z = dx dy$; $dV = dx dy dz$

PASSANDO DALLA FACCE CHE CONTIENE P A UNA FACCE ADIACENTE A UNA DISTANZA INFINITESIMA dx, dy O dz HA UN INCREMENTO DELLA TENSIONE:

AD ESEMPIO $\frac{\partial \vec{t}_x}{\partial x} dx$ E' L'INCREMENTO DI \vec{t}_x SULLA FACCE DI NORMALE X POGGIATA A DISTANZA dx DALLA FACCE CONTENENTE P

PER L'EQUILIBRIO:

$$\vec{R} = \vec{0} \quad \text{E} \quad \vec{M}_{(P)} = \vec{0}$$

$$\vec{R} = \vec{0} \iff -\vec{t}_x dy dz + \vec{t}_x dy dz + \frac{\partial \vec{t}_x}{\partial x} dx dy dz - \vec{t}_y dx dz + \vec{t}_y dx dz + \frac{\partial \vec{t}_y}{\partial y} dy dx dz - \vec{t}_z dx dy + \vec{t}_z dx dy + \frac{\partial \vec{t}_z}{\partial z} dz dx dy + \vec{F} dx dy dz = \vec{0}$$

$$\left(\frac{\partial \vec{t}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{t}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{t}_z}{\partial z} + \vec{F} \right) dx dy dz = \vec{0}$$

DEVE VALERE IN OGNI PUNTO DEL CORPO, QUINDI PER OGNI dV , GU $dV \neq 0$

$$\vec{R} = \vec{0} \iff \frac{\partial \vec{t}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{t}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{t}_z}{\partial z} + \vec{F} = \vec{0}$$

RESTA SOLO IL CONTRIBUTO DI VARIAZIONE DOVUTO AL PASSAGGIO DA UNA FACCE ALL'ALTRA
N.B. $\frac{\partial}{\partial i}$ E' UNA DERIVATA PARZIALE: VARIAZIONE SOLO IN DIREZIONE i , CON $i = x, y, z$

EQUAZIONE DI EQUILIBRIO CHE CONTIENE I VETTORI TENSIONE $\vec{t}_x, \vec{t}_y, \vec{t}_z$ E LA FORZA DI VOLUME \vec{F}

POSSIAMO SCRIVERLA PER COMPONENTI, RICORDANDO CHE \vec{t}_x, \vec{t}_y E \vec{t}_z SONO LE COMPONENTI DI $\underline{\underline{\sigma}}$ E $\vec{F} = (F_x, F_y, F_z)$



ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI SFORTO

IF - LE CONDIZIONI DI EQUILIBRIO -

II

$\vec{r} = \vec{0} \iff \frac{\partial \vec{t}_x}{\partial x} + \frac{\partial \vec{t}_y}{\partial y} + \frac{\partial \vec{t}_z}{\partial z} + \vec{F} = \vec{0}$

$$\begin{cases} \frac{\partial \sigma_x}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yx}}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{xz}}{\partial z} + F_x = 0 \\ \frac{\partial \tau_{xy}}{\partial x} + \frac{\partial \sigma_y}{\partial y} + \frac{\partial \tau_{zy}}{\partial z} + F_y = 0 \\ \frac{\partial \tau_{xz}}{\partial x} + \frac{\partial \tau_{yz}}{\partial y} + \frac{\partial \sigma_z}{\partial z} + F_z = 0 \end{cases}$$

EQUAZIONI INDEFINITE DI EQUILIBRIO

SISTEMA DI EQUAZIONI DIFFERENZIALI ALLE DERIVATE PARZIALI

F è nota, MA ASSAILO 3 EQUAZIONI E 9 INCOGNITE

CON LE SOLE CONDIZIONI DI EQUILIBRIO NON POSSIAMO DETERMINARE IL PROBLEMA (NO INCOGNITE > NO EQUAZIONI)

IL CONTINUO È IPERSTATICO

NOTANDO CHE \vec{t}_x È RIPRE DERIVATO RISPETTO A x, \vec{t}_y RISPETTO A y E \vec{t}_z RISPETTO A z, POSSIAMO SCRIVERE L'EQUILIBRIO IN FORMA COMPATTA:

$$\dot{t}_{ij} = \text{COMPONENTE DI } \vec{t}_i \text{ IN DIREZIONE } j \quad \sum_{i=1}^3 \frac{\partial \dot{t}_{ij}}{\partial x_i} + F_j = 0 \quad j=1,2,3 \quad \text{CON } i,j=1 \rightarrow x; i,j=2 \rightarrow y; i,j=3 \rightarrow z$$

SE SI UTILIZZANO LE LEGGI DI SIMMETRIA SIAI INDIRIZZATI POSSIAMO SCRIVERE L'EQUILIBRIO NELLA FORMA COMPATTA

$$\frac{\partial \dot{t}_{ij}}{\partial x_i} + F_j = 0 \quad i,j=1,2,3$$

ANCHE $\vec{M}(.) = \vec{0}$ PUO' ESSERE ESPRESSA IN FUNZIONE DELLE COMPONENTI RISPETTO A x, y, z, CON ASSAILO VIENE NELLA FORMA LETTA E SI PER LA CONDIZIONE DI CAUCHY. SI DEDUCE CHE:

$$\vec{M} = \vec{0} \iff \begin{cases} M(x)_x = 0 \\ M(x)_y = 0 \\ M(x)_z = 0 \end{cases} \iff \begin{cases} \tau_{yz} = \tau_{zy} \\ \tau_{xz} = \tau_{zx} \\ \tau_{xy} = \tau_{yx} \end{cases}$$

RECIPROCA' DELLE TENSIONI TANGENZIALI

SISTEMA DI 3 EQUAZIONI ALGEBRICHE

ANCHE QUESTE EQUAZIONI POSSONO ESSERE ESPRESSE IN FORMA COMPATTA: $\tau_{ij} = \tau_{ji}$

QUINDI, L'EQUILIBRIO RICHIESTE CHE:

$\vec{r} = \vec{0} \iff \frac{\partial \dot{t}_{ij}}{\partial x_i} + F_j = 0$

EQUILIBRIO INTERNO

6 INCOGNITE

3 EQUAZIONI DIFFERENZIALI ALLE DERIVATE PARZIALI

$\vec{M}(.) = \vec{0} \iff \tau_{ij} = \tau_{ji}$

CONDIZIONI DI RECIPROCA' DI TENSIONI

3 EQUAZIONI ALGEBRICHE

LA DETERMINAZIONE DELLO STATO DI SFORTO RICHIESTE DI CONOSCERE IN OGNI PUNTO LE FUNZIONI INCOGNITE:

$$\begin{aligned} \sigma_x &= \sigma_x(x,y,z) & \tau_{xy} &= \tau_{xy}(x,y,z) \iff \tau_{yx} = \tau_{yx}(x,y,z) \\ \sigma_y &= \sigma_y(x,y,z) & \tau_{xz} &= \tau_{xz}(x,y,z) \iff \tau_{zx} = \tau_{zx}(x,y,z) \\ \sigma_z &= \sigma_z(x,y,z) & \tau_{yz} &= \tau_{yz}(x,y,z) \iff \tau_{zy} = \tau_{zy}(x,y,z) \end{aligned}$$

CHE DEVONO SODDISFARNE NEI PUNTI INTERNI:

$$\frac{\partial \dot{t}_{ij}}{\partial x_i} + F_j = 0$$

E IN PARTICOLARE LA CONDIZIONE $\tau_{ij} = \tau_{ji}$

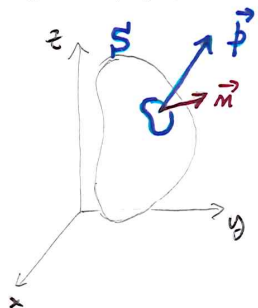
ANALISI DELLA TENSIONE O DELLO STATO DI FLESSIONE

1F. - LE CONDIZIONI DI EQUILIBRIO -

III

1A

UNA SUPERFICIE IN UNO SPAZIO S DEL CORPO DEVE ESSERE SODDISFATTA LA RELAZIONE DI CAUCHY: $\vec{t}_x dx + \vec{t}_y dy + \vec{t}_z dz = \vec{t}_n$



NEI PUNTI ESTERNI DEL CORPO, SE $\vec{p} = (p_x, p_y, p_z)$ E' IL VETTORE RAPPRESENTANTE LA FORZA IN SUPERFICIE (PER UNITA' DI AREA) ESTERNA, ALLORA IL VETTORE \vec{t}_n SULLA CASCINATA DI NORMALE \vec{n} APPARTENENTE A S GIUNGE PROPRIO SU \vec{p} :

1B

$$t_{nx} = p_x \quad t_{ny} = p_y \quad t_{nz} = p_z$$

ALLORA PER LA RELAZIONE DI CAUCHY IN OGNI PUNTO DELLA SUPERFICIE S CHE CIRCONDA IL CORPO DEVONO ESSERE SODDISFATTE LE 3 RELAZIONI:

$$\begin{cases} \vec{t}_x dx + \vec{t}_y dy + \vec{t}_z dz = \vec{p} \\ \tau_{xx} dx + \tau_{yx} dy + \tau_{zx} dz = p_x \\ \tau_{xy} dx + \tau_{yy} dy + \tau_{zy} dz = p_y \\ \tau_{xz} dx + \tau_{yz} dy + \tau_{zz} dz = p_z \end{cases}$$

EQUAZIONI DI EQUILIBRIO
AL CONFINO
(EQUILIBRIO ESTERNO)

1C

DOVE dx, dy, dz SONO I COEFFICIENTI DELLA NORMALE ESTERNA \vec{n} DEL CASCINATO PUNTO DI S

IN FORMA COMPATTA: $t_{ij} n_j = p_i \quad i=1,2,3$

1D

N.B.

LE CONDIZIONI DI EQUILIBRIO INTERNO ED EQUILIBRIO ESTERNO SONO CONDIZIONI NECESSARIE MA NON SUFFICIENTI PER LA DEFINIZIONE DELLO STATO TENSIONALE IN UN CORPO DI CUI HANNO APPEGNATE LE FORZE INTERFACCIALI \vec{p} E DI MASSA \vec{f}

CONTINUO IPERELASTICO

1E

LE ULTERIORI CONDIZIONI NON POSSONO CHE TRARRA' REFERENDO IN GIUGO LE DEFORMAZIONI CHE IL CORPO SUBISCE PER EFFETTO DELLE TENSIONI

CONTINUO DEFORMABILE

1F