



Corso Luigi Einaudi, 55/B - Torino

Appunti universitari

Tesi di laurea

Cartoleria e cancelleria

Stampa file e fotocopie

Print on demand

Rilegature

NUMERO: 1588A -

ANNO: 2015

A P P U N T I

STUDENTE: Neirotti

MATERIA: Fondamenti di Macchine + Eserc. Prof.Poggio

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

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

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

29/09/2014

Fonti e Macchine

MACCHINA → INSIEME DI ORGANI MECCANICI, fissi e mobili, collegati CAMELLO DEFINITI TRA LORO.

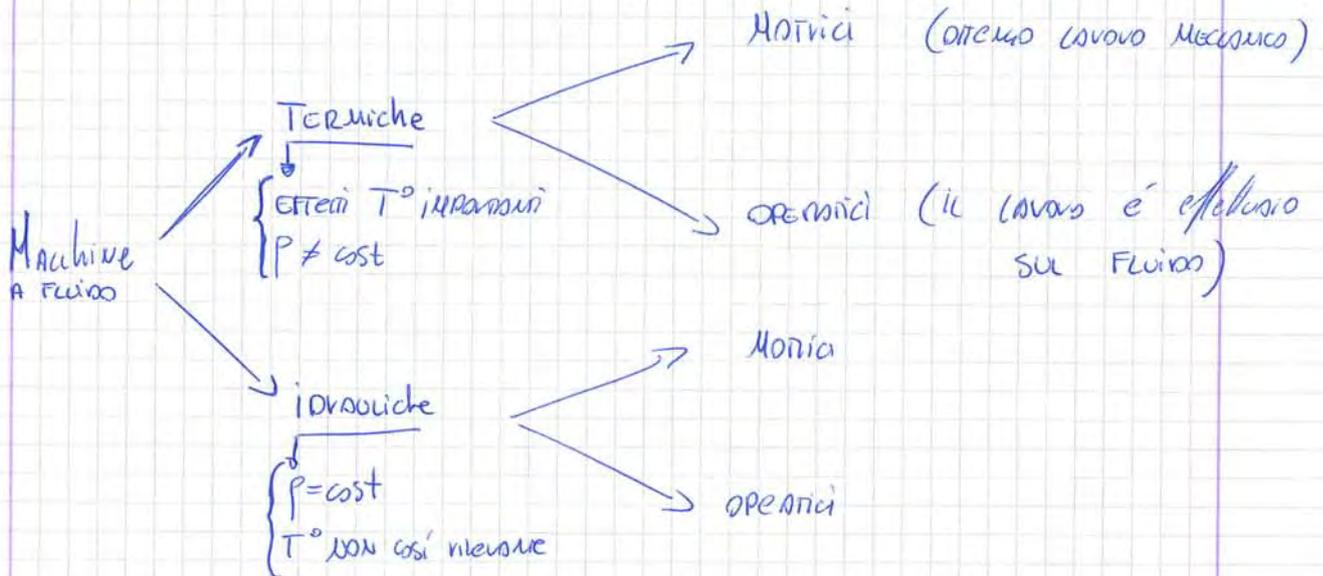
ALMENO UNO DI ESSI È IN MOVIMENTO E QUINDI COMPIE O SUBISCE UN LAVORO

• MACCHINE A FLUIDO

MACCHINE IN CUI LO SCAMBIO DI ENERGIA AVVIENE PER MEZZO DI UN FLUIDO.

Realizza quindi una conversione di energia.

Dato che il rendimento di una macchina viene e sempre < 1 l'energia disponibile deve essere maggiore all'energia utile.



Lezioni ED EQUAZIONI

1) Eq di STATO

Dipendono dal tipo di **Fluido**

- A) gas
- B) liquido
- C) Vapore d'acqua → diagramma di Mollier !!

A) Eq stato dei gas perfetti

$$p \nu = RT$$

$$p = Pa$$

$$\nu = \frac{m^3}{kg}$$

$$R = \frac{R_u}{\mu} = \text{cost di gas} \quad \frac{J}{kg \cdot K}$$

$$\begin{cases} R_u = 8314 \frac{J}{kmol \cdot K} \\ \mu = kg/kmol \end{cases}$$

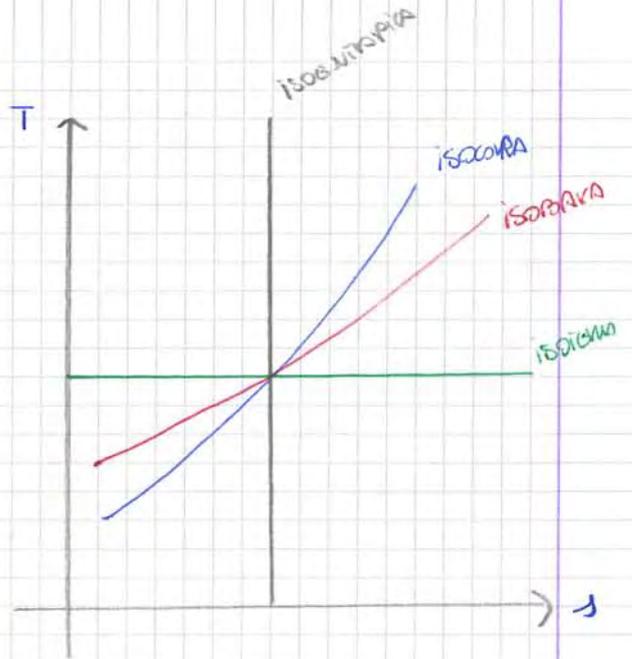
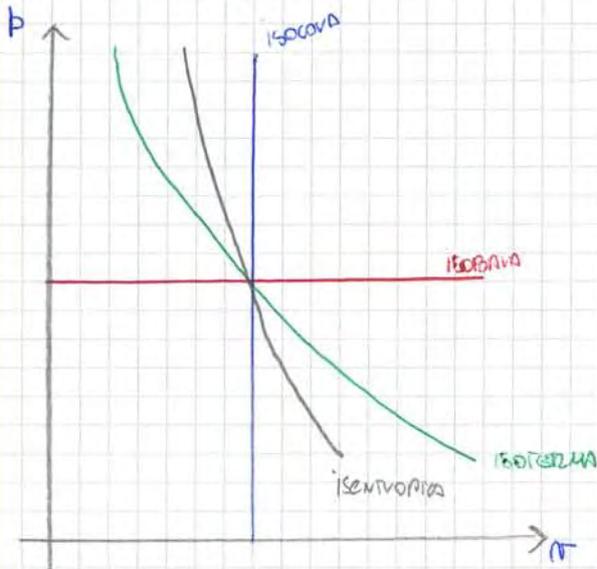
$$T^{\circ} = K$$

• I gas perfetti si dividono a loro volta in

$$\begin{cases} \text{ideali} \rightarrow c = \text{cost} \\ \text{quasi ideali} \rightarrow c = c(T) \end{cases}$$

B) Eq stato dei liquidi

$$p = \frac{1}{\nu} = \text{cost}$$



$$R = c_p - c_v$$

$$\begin{cases} c = c_v \frac{m-K}{m-1} \\ m = \frac{c_p - c}{c_v - c} \end{cases}$$

VALE SOLO
PER i Gas Perfetti!

(15)

$$p v^m = R T + p v^m = \text{cost}$$

$$\begin{cases} \frac{T}{p \frac{m-1}{m}} = \text{cost} \\ T v^{m-1} = \text{cost} \end{cases}$$

$$dL_{rs} = -pdv + \delta L_w$$
Lavoro Tot
 ↳ come le forze a volume

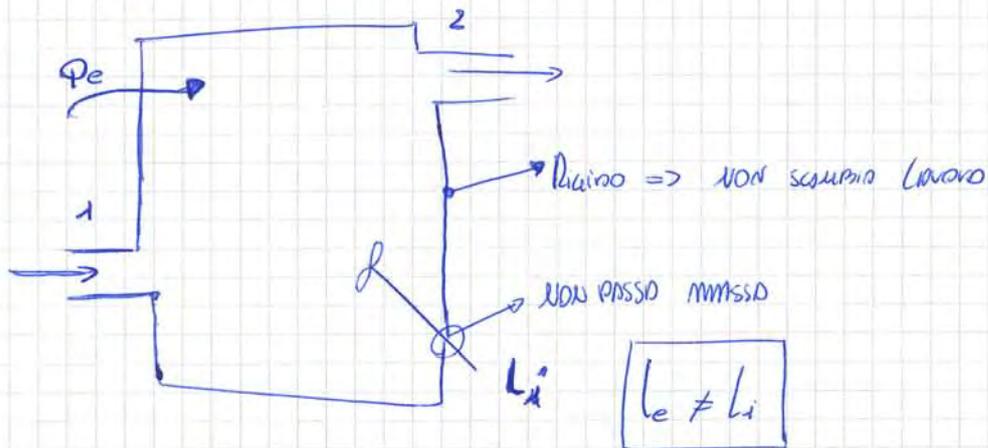
Posso anche \int_1^2

$$Q_e = \Delta U^* + \int_1^2 p d\sigma - L_w$$

↳ Lavoro per resist. pressie

$$L_e = - \int_1^2 p dv + L_w + \Delta E_{cg/cf}$$

• SISTEMA APERTO



In più ci sarà il lavoro di spostamento.

• Moto a regime => in ogni punto le proprietà sono cost. nel tempo

$$M = \text{cost} \quad \dot{m}_1 = \dot{m}_2$$

II° PRINCIPIO della TERMODINAMICA

$$\delta Q = \delta Q_{pe} + \delta L_w = T ds$$

$$\delta Q = c dT \quad \text{per una gaseno POLITROPICA}$$

$$\boxed{\delta Q = c dT = \delta Q_{pe} + L_w = T ds} \quad (1)$$

POLITROPICA PARTICOLARE

→ ISOENTROPICA

$$\left. \begin{array}{l} ds=0 \\ c=0 \end{array} \right\} \rightarrow \delta Q_{pe} + \delta L_w = 0$$

ANABATICO

NO ANIMO

è una trasformazione
IRREVERIBILE

Una verità c'è sempre una irreversibilità dovuta a $L_w \neq 0$!
 • esso è sempre
POSITIVO

• DA (1) $T ds = c dT$

$$\boxed{\frac{dT}{ds} = \frac{T}{c}}$$

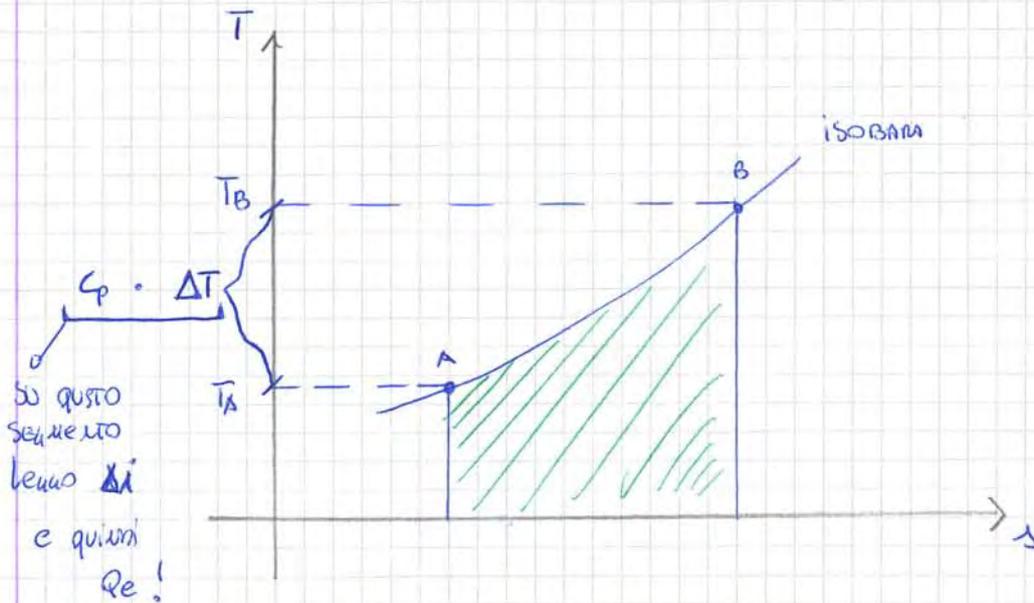
Valore ADPOSITIVO

Andiamo a vedere nel piano TERMODINAMICO ($T; s$)

ISOCORA e ISOBARA

• Potenziali Termodinamici

$$\begin{cases} \Delta U = c_v \Delta T \\ \Delta i = c_p \Delta T \end{cases}$$



esempio isobara $p = \text{cost} \Rightarrow$ non c'è lavoro L_i

$$\text{I}^\circ) \quad Q_e + \cancel{L_i} = \Delta i + \cancel{\Delta E_{\text{c.g.c.f.}}}$$

$p = \text{cost}$ $H_p = 0$

$$Q_e = \Delta i = c_p \Delta T = c_p (T_B - T_A)$$

Dal segmento sulle ordinate posso quindi ricavare $\Delta T \rightarrow c_p \Delta T = \Delta i \Rightarrow \Delta i = Q_e$

$$\text{II}^\circ) \quad Q = Q_e + \cancel{L_w} = \int_1^2 T ds \quad \Rightarrow \quad Q_e = \int_1^2 T ds$$

$H_p \text{ no esp-comp}$ Area sottesa
 Aritmi insombri Ala curva AB

II° principio

$$\cancel{Q_e} + L_w = \int_1^2 T ds$$

= 0
Adiabatico

NEL CASO ISENTROPICO $L_w = 0$

nei casi Reali $L_w \geq 0$ sempre!
ENTROPIA AUMENTA SEMPRE

Risulta il I° principio in evidenza il lavoro

$$L_i = \int_1^2 p db + L_w + \cancel{A}$$

≤ 0

$$L_i - L_w = \int_1^2 p db = \text{scrivo } p \sigma^m = \text{cost} + \text{gas perf} =$$

$$= \frac{m}{m-1} R T_1 \left[\left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right]$$

se la compressione è isentropica $m = \kappa$

$$L_{is} = c_p (T_{2is} - T_1)$$

QUANDO LA COMPRESSIONE È REALE

$$L_i = c_p (T_2 - T_1)$$

Un ampio volume da $L_i - L_{i, is} = \text{AREA} [A 2^{is} 2B]$

$$xk^e \quad L_i = \Delta i \int_1^2 = \Delta i \int_6^2 = \int_6^2 T ds = Q_e \int_6^2$$

ma L_{is}

- Appreso il II° principio alla compressione Reale

$$\text{II}^\circ) \quad \underbrace{Q_e + L_w}_{=0} = \int_1^2 T ds$$

↓
CORRISPONDENZA A UN'AREA [A 1 2 B] ~~!!!~~

MA $L_i - L_{i, is} > L_w$ DAL QUANTO! MONDO [1 2^{is} 2]

$$L_i - L_{is} = L_w + L_{\text{CORRIMPERDITA}}$$

DOVUTO A $+T \times L_w \rightarrow$ GAS SI ESPANDE

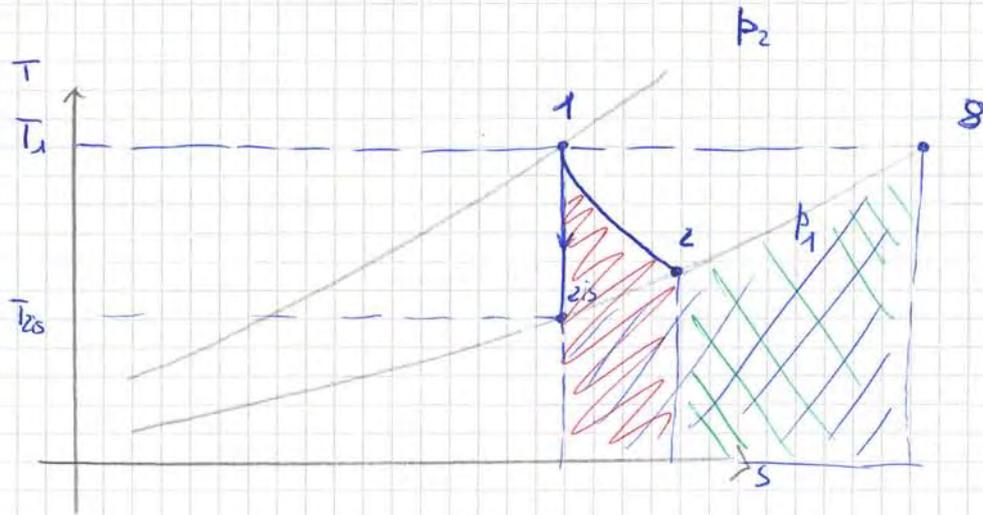
$$\eta_{is} = \frac{L_{i, is}}{L_i} = \frac{C_p (T_{2, is} - T_1)}{C_p (T_2 - T_1)}$$

SOSTITUISCO CON $\frac{T_{2, is}}{T_2} = \left(\frac{P_2}{P_1}\right)^{\frac{K-1}{K}}$

DEL CASO AZIUN REALE

$K = m$ PER IL RITORNO

Lavoro di Recupero



$$L_{i,1s} = c_p (T_{2is} - T_1)$$

$$L_i = c_p (T_2 - T_1)$$

$$L_i < L_{i,1s}$$

$$\eta_{1s,e} = \frac{L_i}{L_{i,1s}}$$

Punto 8 \Rightarrow stessi valori numerici di p1, p2

$$L_w = \int_1^{2s} T ds$$



in rosso

$$\left\{ \begin{aligned} Q|_{2i}^8 &= \int_{2is}^8 T ds = L_{i,1s} \\ Q|_2^8 &= \int_2^8 T ds = L_i \end{aligned} \right.$$

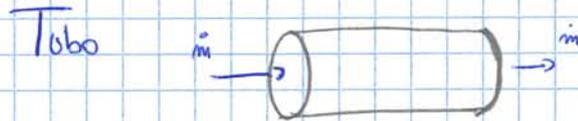
$$L_i < L_{i,1s}$$

$$L_{i,1s} - L_i < L_w$$

$$L_{i,1s} - L_i = L_w + L_{recupero}$$

7/10 • Flusso di Aeri Formi Nei Condotti

• Ugelli e Diffusione



I°) $Q_e + L_i = \Delta i + \Delta E_{c, g, cf}$

$$\left\{ \begin{array}{l} \text{Hp isobaria } Q_e = 0 \\ L_i = 0 \quad \text{NON DEFORMA LE Dk} \\ \Delta E_{cf} \text{ e } \Delta E_g = 0 \end{array} \right.$$

$$\boxed{0 = \Delta i + \Delta E_c}$$

X UN TUBO ROSSO
 AVERE ΔE_c e $\Delta i = 0$ entrambi

CIO' NON VALE PER UGELLI E DIFFUSORI

• Gli Ugelli vengono utilizzati per incrementare ΔE_c
 avendo una elamta esigua

• invece il diffusore incrementa Δi di un
 fluido su alta E_c

• Concetti chiave per la propagazione per la perturbazione di $p \Rightarrow$

• Velocità del suono \equiv v. propagazione delle piccole perturbazioni in un fluido comprimibile in quiete.

Per i GAS IDEALI

$$\Delta i^0 = 0 = \Delta \left(i + \frac{c^2}{2} \right) = \text{cost} \quad i + \frac{c^2}{2} = \text{cost}$$

$$\Delta i = c_p \Delta T$$

Sostituiamo \Rightarrow $\boxed{T + \frac{c^2}{2c_p} = T^0 = \text{cost}}$

quindi \rightarrow ~~il~~ $i^0 = i + \frac{c^2}{2}$ (1)

IN Adiab e no scrub lavoro $\Delta i^0 = 0 \Rightarrow i + \frac{c^2}{2} = \text{cost}$

(2) per un gas perfetto $\Delta i = c_p \Delta T$

$$\boxed{T + \frac{c^2}{2c_p} = T^0}$$

\swarrow
 X qste che non abbiamo fatto alcun riferimento all'isentroponia

ora \oplus isentroponia $\rightarrow \frac{T^0}{T} = \left(\frac{p^0}{p} \right)^{\frac{k-1}{k}}$

$$\boxed{p^0 = p \left(\frac{T^0}{T} \right)^{\frac{k}{k-1}}}$$

$$\boxed{p^0 = p \left(\frac{T_0}{T} \right)^{\frac{1}{k-1}}} \Rightarrow \text{ovvero } p^0 = \frac{p}{RT^0}$$

• Si usano le grandezze Tot. per riferirsi all'isentroponia per poi fare l'analisi del sistema

$$c_2 = \sqrt{2c_p(T_0 - T_2)} \Rightarrow \frac{T_2}{T_0} = \left(\frac{p_2}{p_0}\right)^{\frac{K-1}{K}}$$

$$c_2 = \sqrt{2c_p T_1 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1}\right)^{\frac{K-1}{K}}\right]}$$

cost. ρ \Rightarrow $c_2 = \sqrt{2 \frac{K}{K-1} p_1 v_1 \left[1 - \left(\frac{p_2}{p_1}\right)^{\frac{K-1}{K}}\right]}$

• Se $\psi = \text{coefficiente di velocità} = \frac{c_2}{c_{2is}}$

→ FORMA dell'effusore

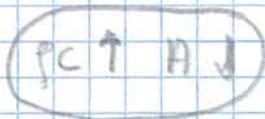
$$\dot{m} = \underbrace{\rho A c}_{\text{cost} \times \rho c} \quad A = \frac{\dot{m}}{\rho c}$$

Se ha espansione $p \downarrow c \uparrow$

$$\dot{m} = \text{cost} \Rightarrow d\dot{m} = 0$$

$$\dot{m} = \rho A c$$

Ma $c \downarrow$ $\rho \downarrow$ \Rightarrow $A \uparrow$



Ma $\rho \downarrow$ $p \downarrow c \uparrow$

Vince p $\rho \downarrow A \uparrow$

$$d\dot{m} = \rho c dA + \rho A dc + A c dp =$$

$$= \underbrace{\rho c A}_{\dot{m} \text{ cost.}} \left[\frac{dA}{A} + \frac{dc}{c} + \frac{dp}{p} \right] = 0$$

$$[\] = 0$$

CONDIZ. DI MOTO STAZIONARIO IN UN CONDUITO

NB

$$c_s = \sqrt{KRT}$$

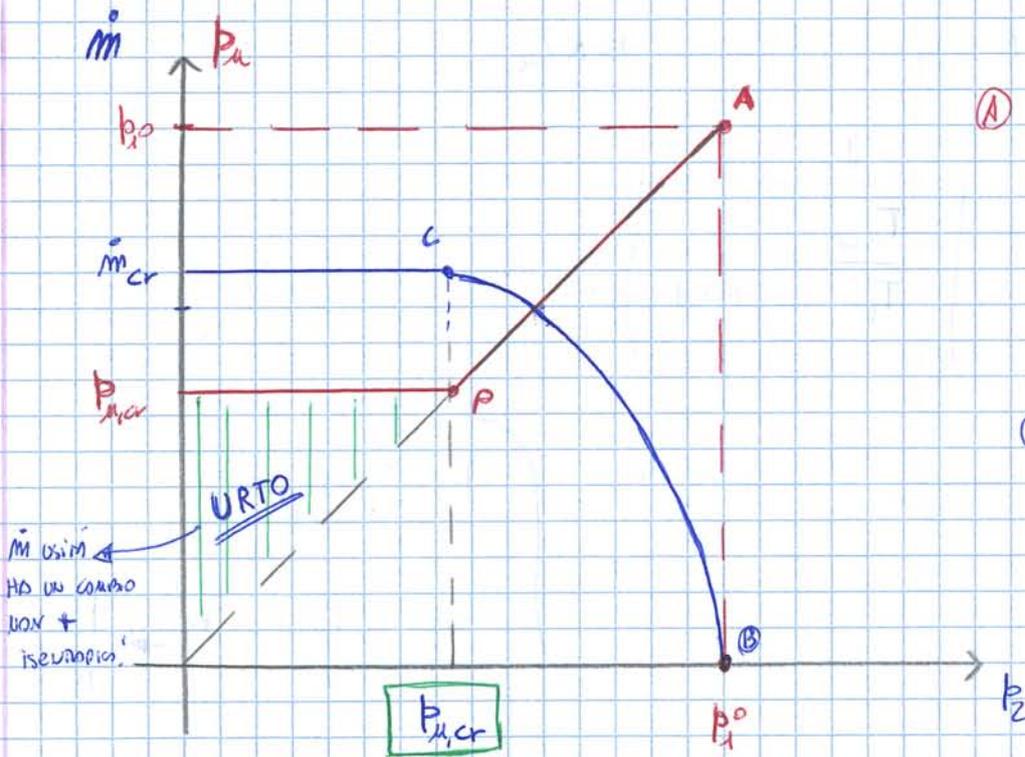
ci impone un limite: il seme va contro pressione
 vincono comunque a velocità

Situazione
 critica
 o di piccolo
 seme

$c_s \Rightarrow$ se $c_u = c_s$ il seme
 non riesce a muoversi

Critici dell'occhio

$\downarrow p_2$ $\nearrow m$ e $c_u \uparrow \rightarrow c_u = c_s$ L'occhio non riesce ad adattarsi.



(A) $p_1^0 = p_u = p_2$

Situazione ideale.
 Tracce la base della
 x/c Hp Anonim
 Lineare di
 p_2 e p_u

(B) $m = 0$

\leftarrow Aumento p_2 e comincia a
 fare massa

In corrispondenza a m_{cr} per $p_{u,cr}$ la m non

va via (+) perché $c_{u,cr} = c_s \rightarrow$ l'occhio non riesce a adattarsi

e poi

$$\frac{p_{u,cr}}{p_{a,cr}} = R T_{u,cr}$$

$$p_{u,cr} = \frac{p_{u,cr}}{R T_{u,cr}}$$

Nb

ESSENDO $\epsilon_u = \epsilon_a \Rightarrow L_u = L_a = \sqrt{KR T_{u,cr}}$

$$\frac{p_{u,cr}}{p_1} = \left(\frac{2}{K+1}\right)^{\frac{K}{K-1}} \Rightarrow \text{dipende solo da } K!$$

mi \swarrow
Dipende da questo

per $K=1,4 \quad \frac{p_{u,cr}}{p_0} = 0,528$

$K=1,667 \quad \frac{p_{u,cr}}{p_0} = 0,888$

$K=1,13 \quad \text{"} = 0,578$

$\approx 0,5$ lo $p_{u,cr}$
è circa 1/2 $p_{u,cr}$

$$\rightarrow \dot{m}_{cr} = A_u p_{cr} \epsilon_{u,cr} = A_u p_{cr} \epsilon_a (T_{u,cr}) =$$

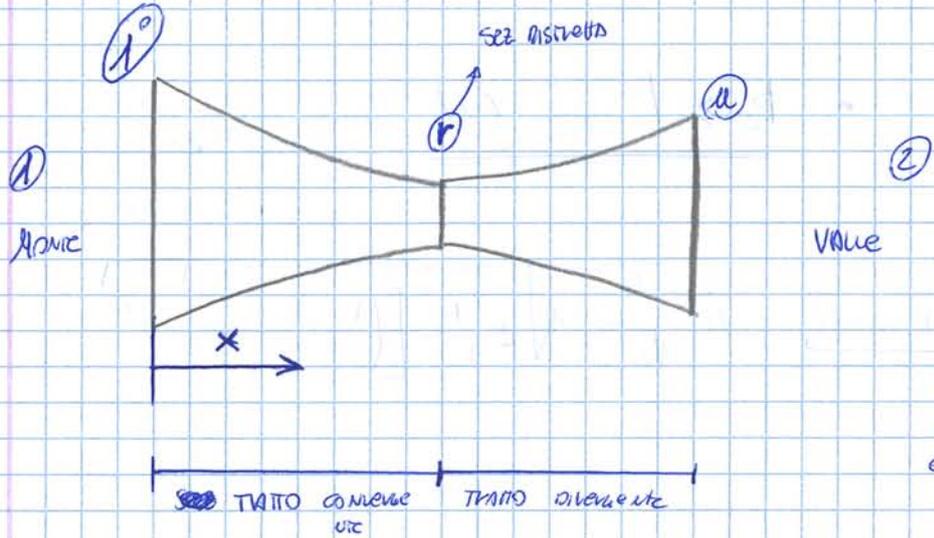
$$= A_u p_{cr} \sqrt{KR T_{u,cr}} = A_u p_{cr} \sqrt{KR T_1 \frac{2}{K+1}}$$

x perfelt $R T_1 = p_1 \nu_1^0$

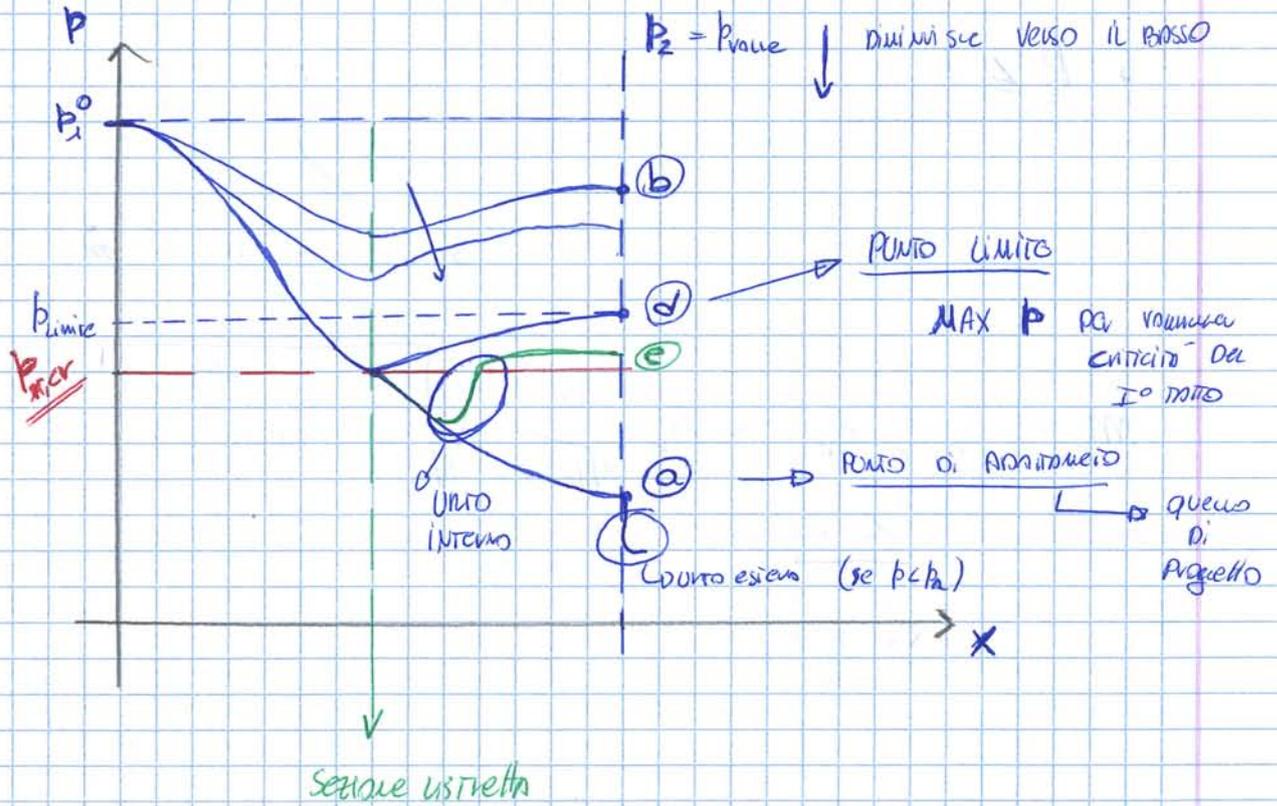
Nb $p_2 \neq p_u$ 
0000

13/10

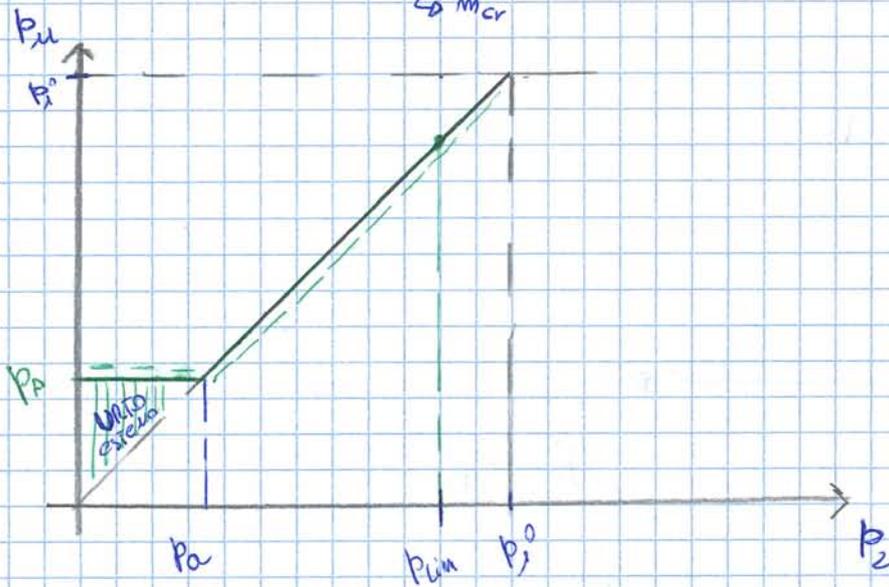
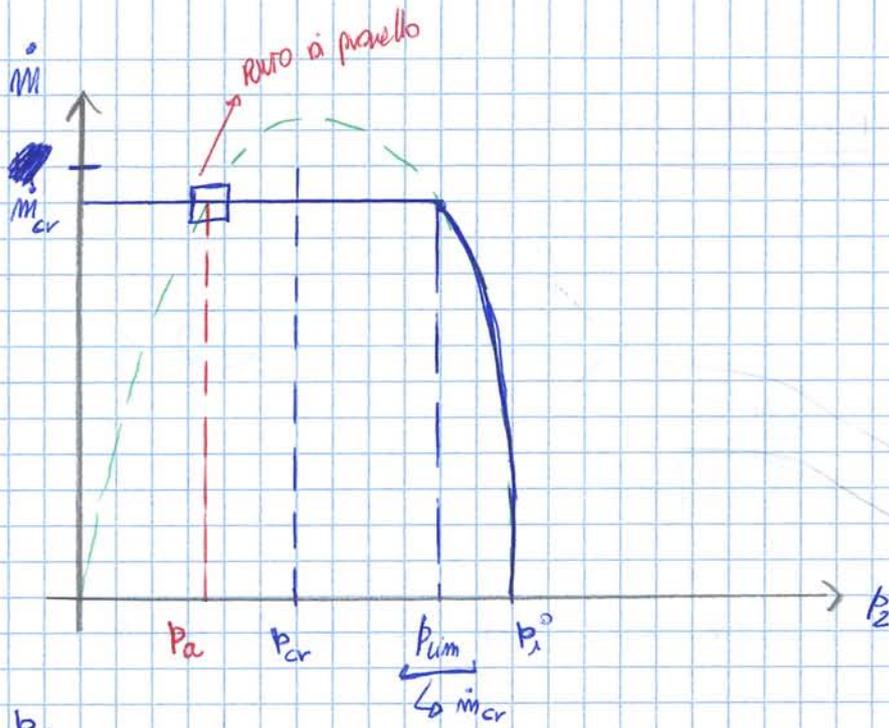
U_{lim} convergente - divergente



Si usa quando ho necessità di espandere oltre speed of sound.



ONL QUOTICO \rightarrow se non arrivo a c_s in $r \Rightarrow$ compresso, non espando!



Quando non sono in criticità

- Approssimaz elittica della forma

$$\left[\frac{M A_r}{M_{cr} A_u} \right]^2 + \left[\frac{P_2 - P_{cr}}{P_1^0 - P_{cr}} \right]^2 = 1$$

• Conservazione del momento per gli a moio →

$$\vec{M}_0 = \frac{d\vec{K}_0}{dt}$$

APPUNTO →

$$M_0 = \dot{m} (r_2 c_2 - r_1 c_1) \quad \text{Dove } c_1 \text{ e } c_2 \text{ sono} \\ \perp \text{ AL PIANO!}$$

(NB) →

o usanti o entranti
nel foglio!

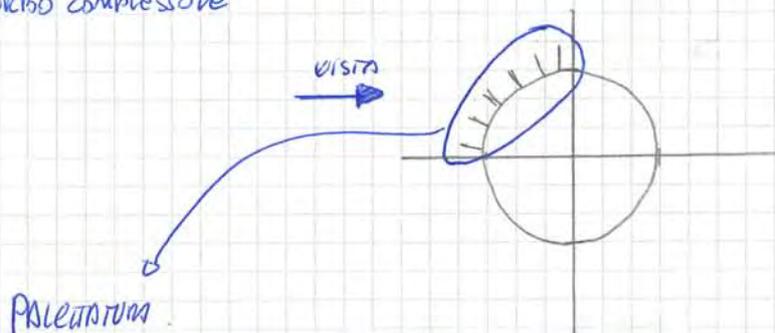
• STRUTTURA di una TURBOMACCHINA

In genere PALETTATI ROTANTI

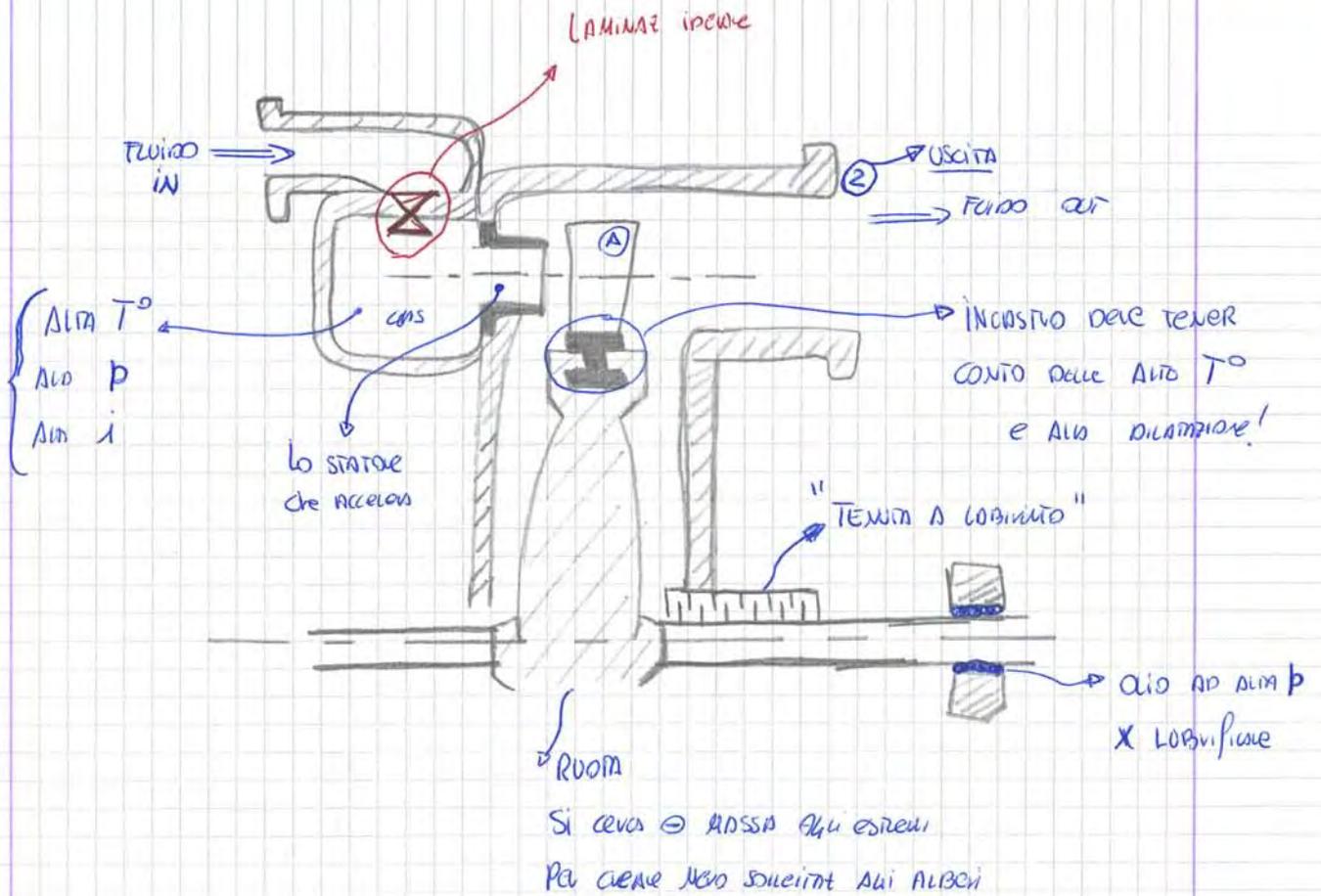
PALETTATI FISSI → diffusori o effusori

• ① TURBOMACCHINE OPERATIVE (FAANO LAVORO SUL FLUIDO)

ES TURBOCOMPRESSORE



immobili di aprire e di lavorare d'acqua



PALETTA (A) USATA OBLIQUA → **I**

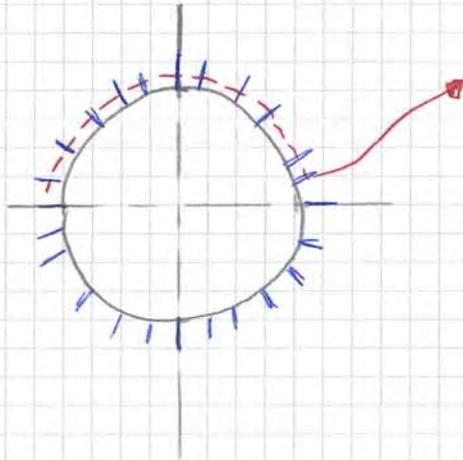
La TORNOLO DEVE ESSERE CHIUSO PER ⇒ 1) SICUREZZA
 2) H₂O CHE SI USA È MOLTO PULITISSIMO → \$ MOLTO
 ⇒ NON VOGLIO SPRECARE

• TEGOLA A LOGNITO → IN CURVA. DEL'ALBERO DEVO LASCIARLO LIBERO DI CURVARE

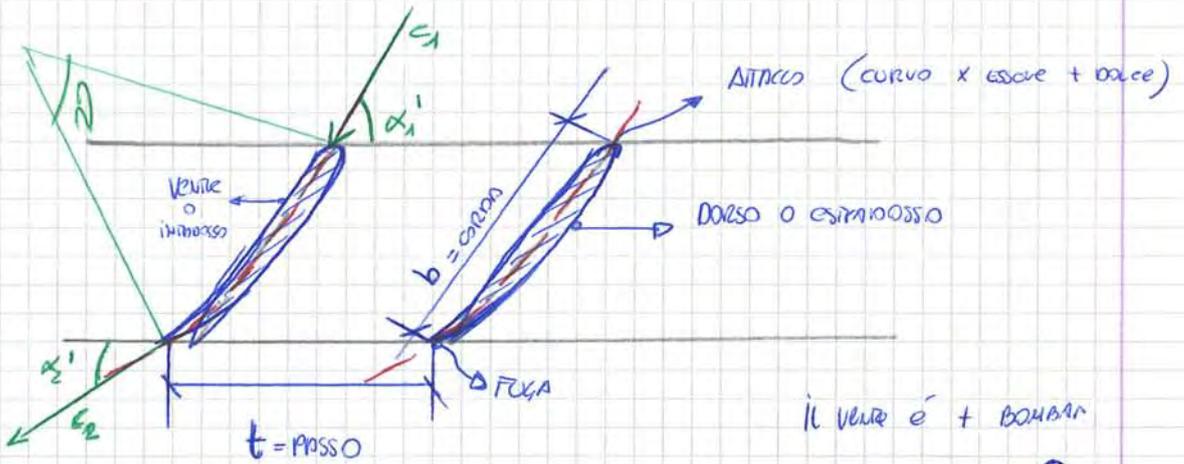
X PERDERE ⊖ FLUIDO / VAPORI RENDE DIFFICILE IL PERCORSO E POCO SIST. DI RECUPERO

⇒ Accetto di perdere poco!

Nomenclatura dei Profili



Sezione su linea rosse e spazio



ATTICO (curvo x essere + dolce)

DOSSO o esitamento

il vento è + BOHMAN

$\sigma = \frac{b}{t}$ = rapporto della schiena
 di profilo

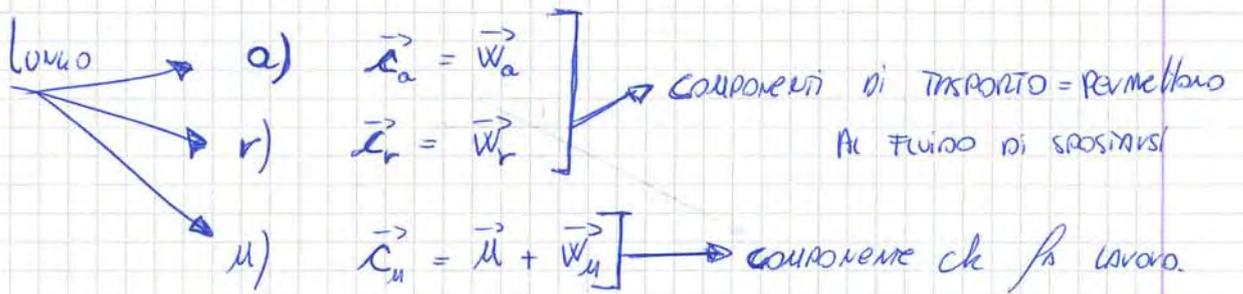
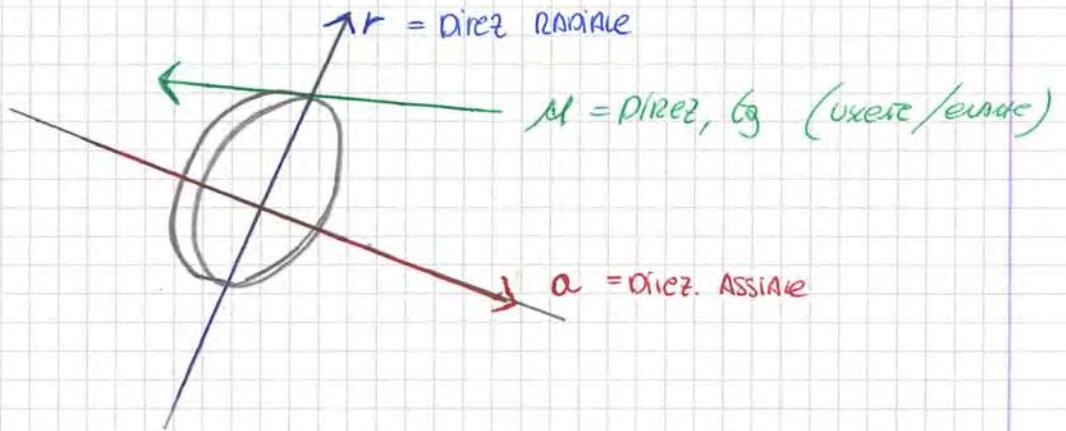
c_2 e c_1 sono velocità
 in e out

α_1' = angolo d'attacco
 α_2' = angolo di fuga

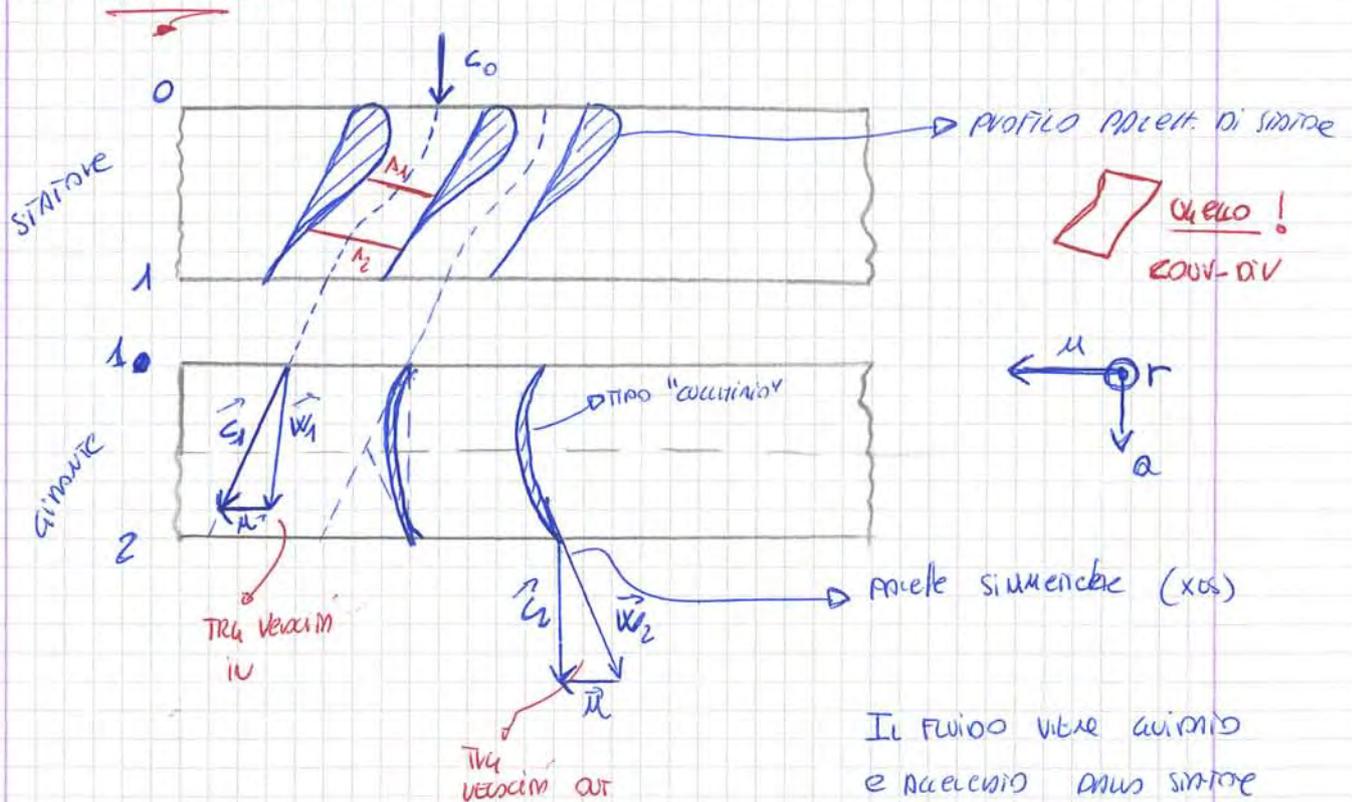
NON è detto
 che il flusso
 Arrivi con quell'angolo

Angoli geometrici

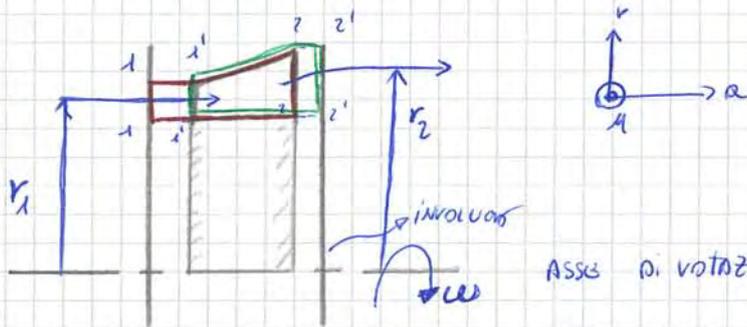
$\theta = (\alpha_1' + \alpha_2')$ = angolo d'inclinazione



"Composit. di uno snodo"



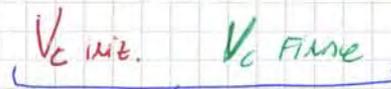
LAVORO INTERNO



CONS. del momento del qm di moto del fluido!

$$M_o = \frac{d\vec{K}_o}{dt}$$

considero i due volumi di controllo



La parte del corpo + dx

La Massa si conserva

$$M_{TOT} \rightarrow \begin{cases} dM_1 = dx_1 \\ dM_2 = dx_2 \\ M_g = \text{del controllo} \end{cases}$$

$$M_i = M_g \Rightarrow \underbrace{dM_1 + M_g}_{=} = \underbrace{dM_2 + M_g}_{=}$$

$$dM_1 = dM_2 = dM$$

• Potenza

$$P_i = c \cdot \omega$$

$$P_i = \dot{m} \omega (c_{u1} r_1 - c_{u2} r_2) \quad \text{MA} \quad \omega r_1 = u_1 \\ \omega r_2 = u_2$$

$$P_i = \dot{m} (c_{u1} u_1 - c_{u2} u_2)$$

• $P_i = L_i \cdot \dot{m}$

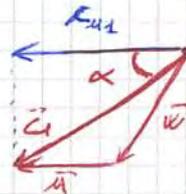
$$L_i = \frac{P_i}{\dot{m}} = c_{u1} u_1 - c_{u2} u_2 \quad (16)$$

↳ Lavoro del fluido sulla pala.

Modifichiamo le Formule con alcune condizioni geometriche.

$$w_1^2 = c_1^2 + u_1^2 - 2c_1 u_1 \cos \alpha_1$$

$$w_2^2 = c_2^2 + u_2^2 - 2c_2 u_2 \cos \alpha_2$$



$$\begin{cases} c_{u1} = c_1 \cos \alpha_1 \\ c_{u2} = c_2 \cos \alpha_2 \end{cases}$$

$$c_{u1} u_1 = \frac{1}{2} (c_1^2 + u_1^2 - w_1^2)$$

$$c_{u2} u_2 = \frac{1}{2} (c_2^2 + u_2^2 - w_2^2)$$

↳ Sistema perturbato, sui Romme

Sono sulle pmi che x ne sono ferme, non faccio L_i

$$0 = \Delta_i + \Delta E_c + \Delta E_{CF} \quad \Delta E_{CF} \Rightarrow E_{CF} = -\frac{\mu^2}{2}$$

$$0 = (\lambda_2 - \lambda_1) + \left(\frac{W_2^2}{2} - \frac{W_1^2}{2} \right) - \left(\frac{\mu_2^2}{2} + \frac{\mu_1^2}{2} \right)$$

↳ SOST DAL SISTEMA FISSO $(\lambda_2 - \lambda_1) = -L_i + \frac{c_1^2 - c_2^2}{2}$

$$L_i = \frac{1}{2} \left(\frac{c_1^2 - c_2^2}{2} + \frac{W_2^2 - W_1^2}{2} + \frac{\mu_1^2 - \mu_2^2}{2} \right)$$

↳ Anche con 1° principio.

APPLICA A TUTTO

$$\int_0^L -L_i = \Delta_i + \Delta E_c$$

$$L_i = \lambda_0 + \frac{c_0^2}{2} - \lambda_2 - \frac{c_2^2}{2} = \lambda_0 - \lambda_2 - \frac{c^2}{2}$$

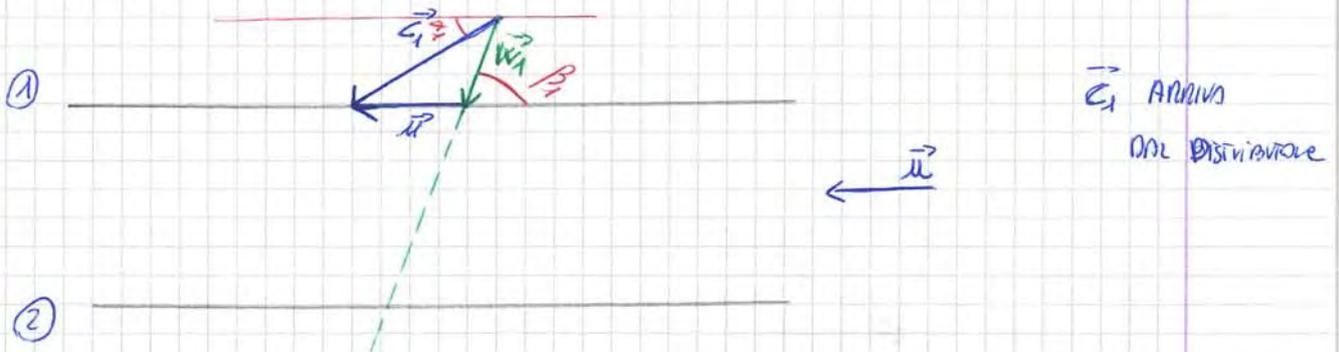
24/10

1) TURBINA Assiale, MOVISTADIO, AD AZIONE

↳ La girante non espande

Hp → FUNZIONAMENTO IDEALE

Velocità in girante



Applichiamo il I° principio alla girante, in sistema newtoniano rotante

$$0 = \Delta i_1 + \Delta E_c \Big|_2 \rightarrow = 0 \text{ qui } g e c f$$

$Q_e = 0 = L_i$

Il girante NON ESPANDE

$$\Delta i = 0$$

$$\Rightarrow \boxed{\Delta E_c = 0}$$

$$\left| \frac{w_1^2}{2} \right| = \left| \frac{w_2^2}{2} \right|$$

NOBILIS!

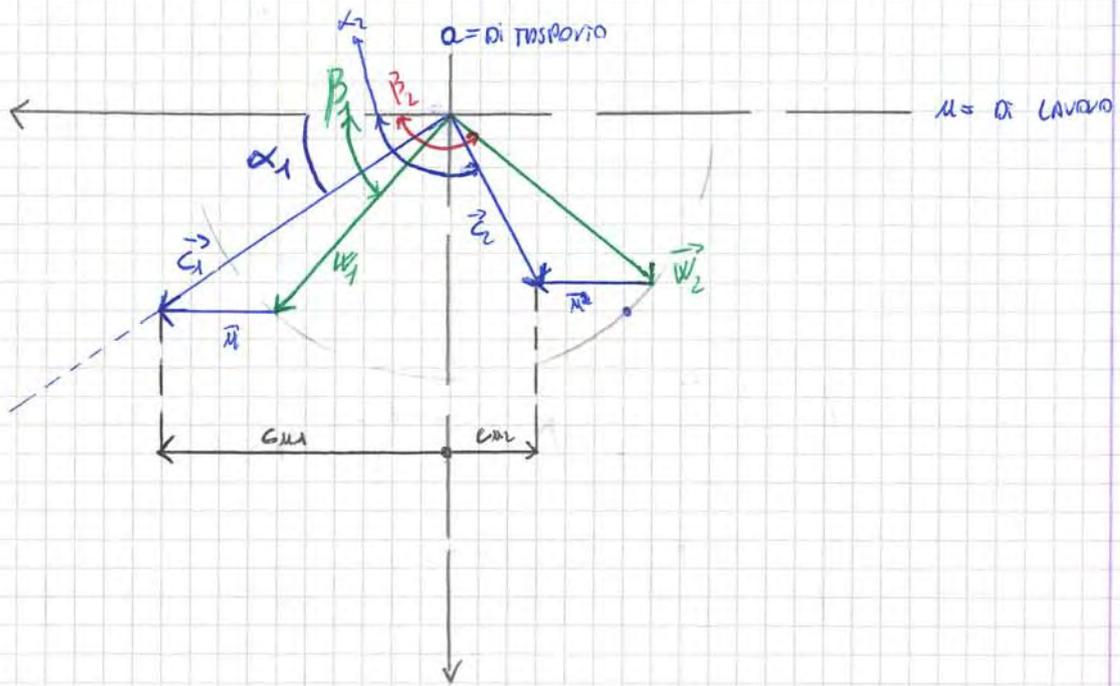
↳ SIMILI NEL NEGATIVO!

I°) $0 = \Delta i + \Delta E_c$

$$0 = i_1 - i_0 + \frac{c_1}{2} - \frac{c_0}{2}$$

\Rightarrow $c_1 = \sqrt{2} (i_0 - i_1)$ \rightarrow idea A circuito.

ORA CONVIAMO IL TRG DELLE VESCIAM:



1) TRACCIO LA DIRETTRICE DI ANGOLO $\alpha_1 \rightarrow$ MODULO DI c_1 DA FORMULA

2) DETERMINO \vec{u} e sottraendolo a \vec{c}_1 ottengo \vec{w}_1

DATO COSTRUISCO

$w \cdot r$

3) COSTRUISCO $\vec{w}_2 \Rightarrow |w_1| = |w_2|$

$$\beta_2 = \pi - \beta_1$$

(A) $\vec{L}_{M2} = \vec{W}_{M2} + \vec{M}$ \Rightarrow posso ai nodi

\downarrow
 $W_{M2} \cos \alpha_2$

$$L_{M2} = W_{M2} + M$$

$$L_{M2} = -W_{M1} + M$$

\hookrightarrow perché perché è simmetrico

$W_{M1} = L_{M1} - M$ \hookrightarrow Appoggio (A) ad (1)

$$\Rightarrow L_{M2} = -(L_{M1} - M) + M = 2M - L_{M1}$$

• $\Rightarrow L_i = M (L_{M1} - L_{M2}) = M (L_{M1} - 2M + L_{M1}) =$

$$= M (2L_{M1} - 2M) = 2M (L_{M1} - M) =$$

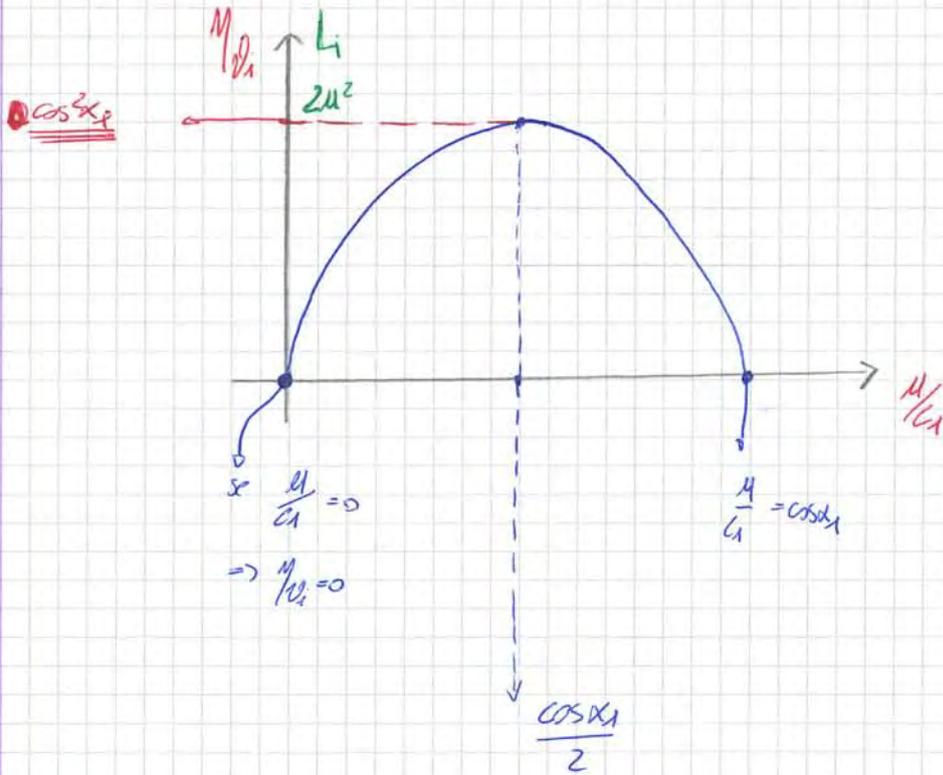
$$L_i = 2M (L_{M1} - M)$$

$$= 2M (C_1 \cos \alpha_1 - M) = 2M^2 \left(\frac{\cos \alpha_1}{\left(\frac{M}{C_1}\right)} - 1 \right)$$

1b

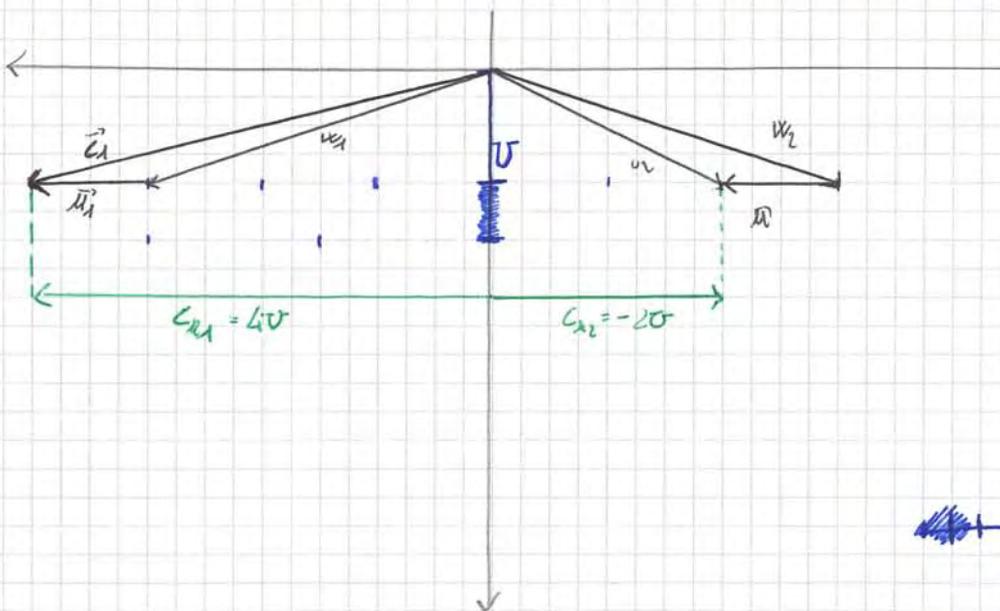
$\left\{ \begin{array}{l} \alpha_1 = \text{costante} \\ M = \text{car. costante} \\ \frac{M}{C_1} = \text{rapporto caratteristico} \end{array} \right.$

Traccia in $f(M_{D_1})$



27/10

Proviamo a vedere con i tre due vettori come varia $L_i f(u)$.



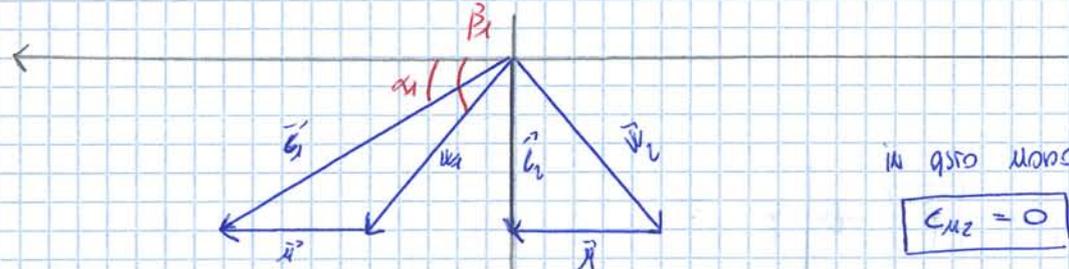
HP = PLETATO SIMMETRICO

Tra. MAX Rendimento

(Hp. princ. simm.)

$$M_{L_i} = \frac{L_i}{\frac{c_i^2}{2}} = \frac{\mu (c_{u1} - c_{u2})}{\frac{c_i^2}{2}}$$

devo annullare questo



in qsto modo

$$c_{u2} = 0$$

$$c_{u2} = 2\mu$$

$$\frac{\mu}{c_{u2}} = \frac{1}{2}$$

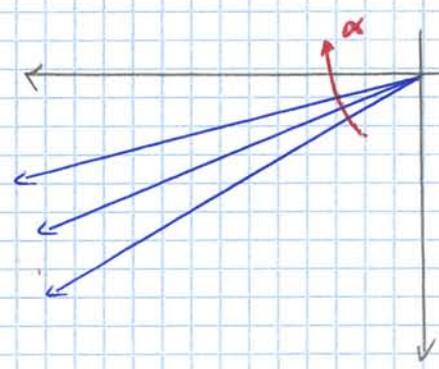
$$M_{L_i} = \frac{\mu c_1}{\frac{c_i^2}{2}} = \frac{2\mu c_1}{c_i^2} = \frac{2\mu}{c_i} \cdot \frac{c_1}{c_i} = 1$$

$$L_i = i_0^2 \left(-i_2 - \frac{c_2^2}{2} \right)$$

devo annullare per non posso annullare!
serve per tal modo il fluido

in Fm MAX Rendimento HA SCO COMP. ASSIEME DI TRASPORTO

INOLTRE DA $L_i = \frac{\mu}{c_i} \left[\cos \alpha - \frac{\mu}{c_i} \right]$



AL DIMINUIRE DI α

\Rightarrow AUMENTO

($\cos \alpha$ scema + vicin a 1)

risposta



Lavoro e potenziale

$$L_i = \mu (C_{u1} - C_{u2})$$

$$C_{u2} = W_{u2} + \mu = -\psi W_{u1} + \mu$$

$\Rightarrow x \text{ ke } (W_{u1}) = (W_{u2})$

$$= -\psi (C_{u1} - \mu) + \mu$$

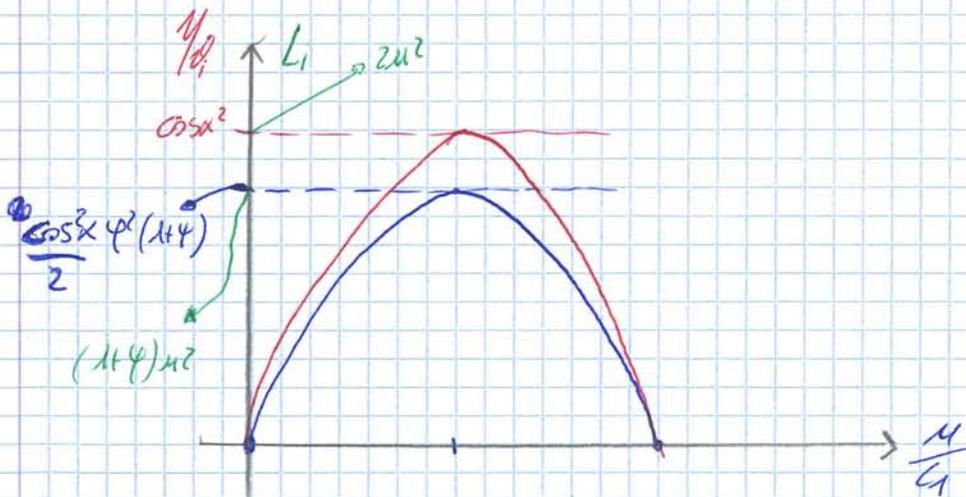
$$\Rightarrow L_i = \mu (C_1 \cos \alpha_1 + \psi (C_1 \cos \alpha_1 - \mu) - \mu)$$

$$L_i = (1 + \psi) \mu [C_1 \cos \alpha_1 - \mu]$$

$$L_i = (1 + \psi) \mu^2 \left[\frac{\cos \alpha_1}{\left(\frac{\mu}{C_1}\right)} - 1 \right]$$

idoneo per $(1 + \psi) = 2$

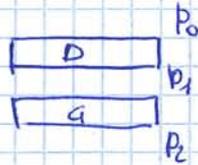
$$\frac{W_{u1}}{L_{i, \text{max}}} = \frac{L_i}{L_{i, \text{max}}} = \frac{(1 + \psi) \mu^2 \left[\frac{\cos \alpha_1}{\left(\frac{\mu}{C_1}\right)} - 1 \right]}{\frac{C_1^2}{2\psi^2}} = 2 \psi^2 (1 + \psi) \left(\frac{\mu}{C_1}\right) \left[\cos \alpha_1 - \frac{\mu}{C_1} \right]$$



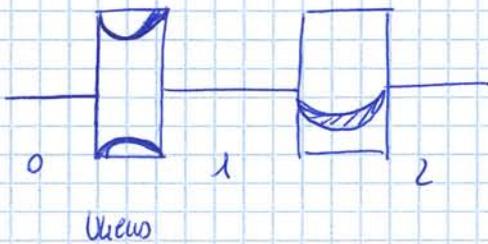
ma bene
ma idoneo

TURBINE A REAZIONE, ASSIALE

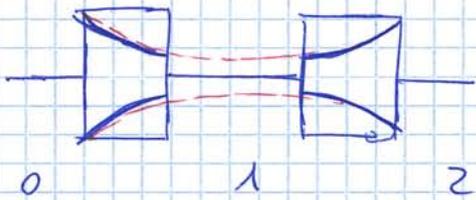
CASO IDEALE



$$P_0 > P_1 > P_2$$



AD REAZIONE



A REAZIONE

U1cos è tutto lo stesso

Come è divisa l'espansione?

GRADO DI REAZIONE (1) TERMODINAMICO
$$X = \frac{|\Delta i|_1^{isent}}{|\Delta i_{r1}| + \frac{|\Delta i_{r2}|}{D}}$$

(2) GEOMETRICO
$$R = \frac{|\Delta i_a|}{|\Delta i_{tot}|} = \frac{w_2^2 - w_1^2 + u_1^2 - u_2^2}{c_1^2 - c_2^2 + w_2^2 - w_1^2 + u_1^2 - u_2^2}$$

$$\begin{cases} \beta_2 = \pi - \alpha_1 \\ \alpha_2 = \pi - \beta_1 \end{cases}$$

TRIGONOMETRIA

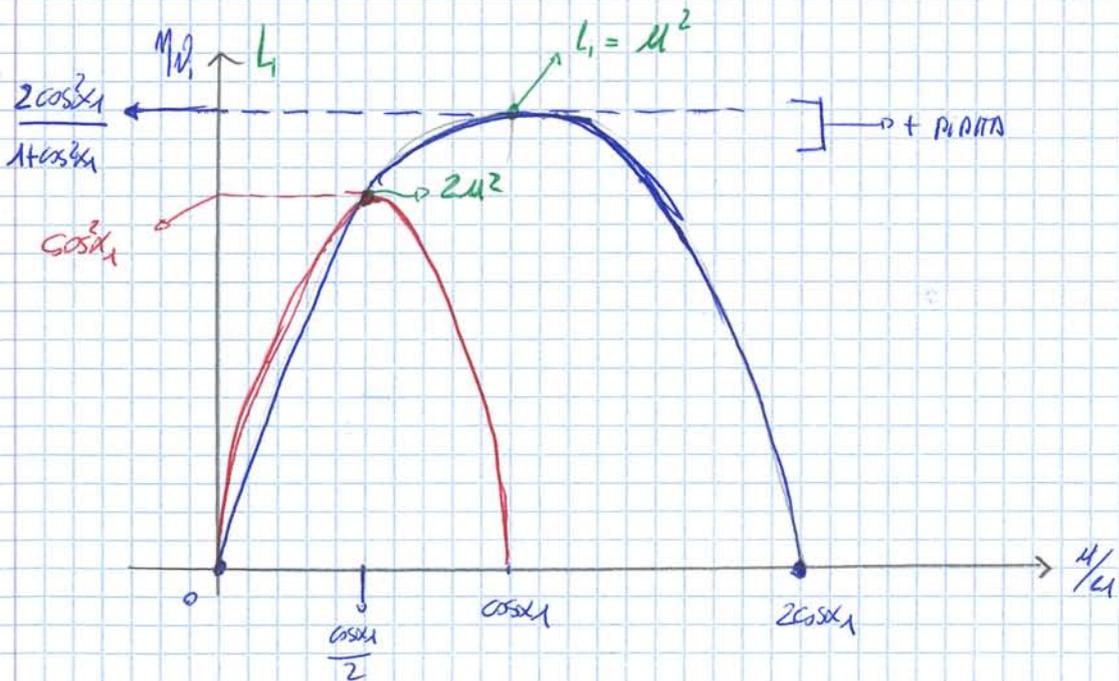
$$\begin{cases} -c_2 \cos \alpha_2 = c_1 \cos \alpha_1 - m \\ w_1^2 = c_1^2 + m^2 - 2m c_1 \cos \alpha_1 \\ = w_2^2 \quad (\text{XHP}) \end{cases}$$

Dato z^2 $w_2^2 - w_1^2 = -m^2 + 2m c_1 \cos \alpha_1$

$$\begin{cases} L_i = m (c_1 \cos \alpha_1 + c_1 \cos \alpha_1 - m) = m^2 \left(2 \frac{\cos \alpha_1}{\frac{m}{c_1}} - 1 \right) \\ L_{i, \text{max}} = \frac{c_1^2}{2} + \frac{2m c_1 \cos \alpha_1 - m^2}{2} \end{cases}$$

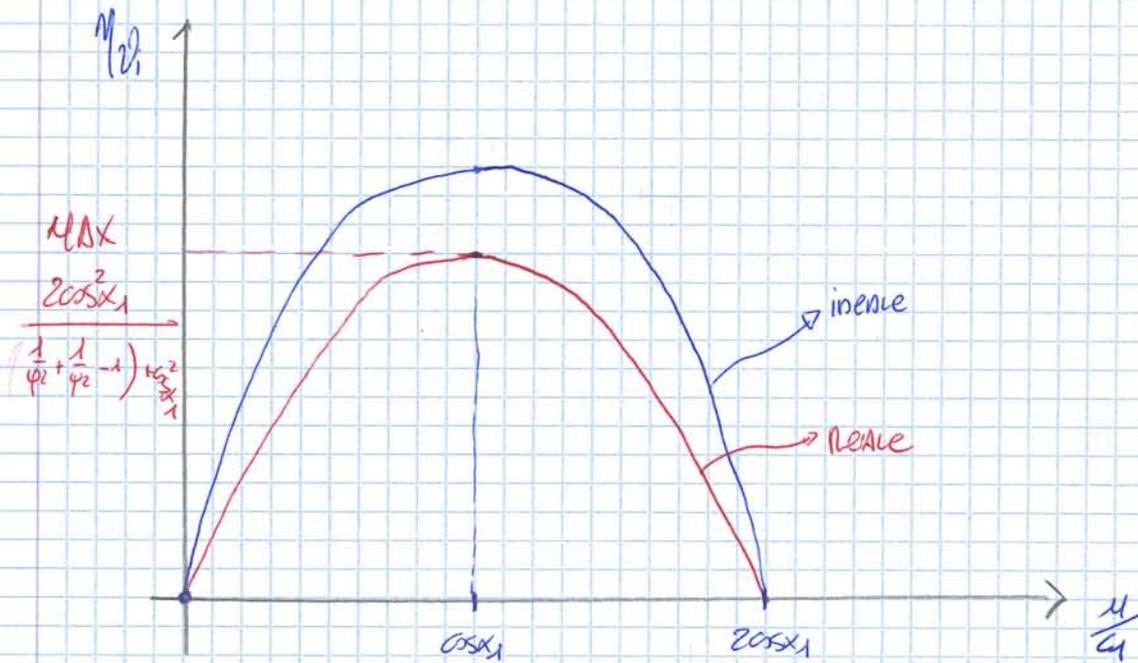
$$\frac{m}{w_1} = z \frac{\left[2 \cos \alpha_1 - \frac{m}{c_1} \right] \frac{m}{c_1}}{1 + \left[2 \cos \alpha_1 - \frac{m}{c_1} \right] \frac{m}{c_1}}$$

gli zeri $\begin{cases} 0 \\ 2 \cos \alpha_1 \end{cases}$



$$L_i = u^2 \left[2 \frac{\cos \alpha_1}{\frac{u}{c_1}} - 1 \right]$$

$$\Rightarrow \frac{M}{\rho_1} = 2 \frac{\left[2 \cos \alpha_1 - \frac{u}{c_1} \right] \frac{u}{c_1}}{\left(\frac{1}{\varphi_1} + \frac{1}{\varphi_2} - 1 \right) + \left[2 \cos \alpha_1 - \frac{u}{c_1} \right] \frac{u}{c_1}}$$



$$\frac{M}{\rho_1}, \text{max, reattive} = \frac{2 \cos^2 \alpha_1}{\left(\frac{1}{\varphi_1} + \frac{1}{\varphi_2} - 1 \right) + \cos \alpha_1}$$

Q_{min} → M FISSO
 d_m → POSSO VARIARE X_0 HO Cmq UN ALNO UMITE
 d_m vs l

$$\min v_1 = \int \pi d_m l_1 c_a$$

se $+d_m \Rightarrow l_1$ diminuisce

~~...~~

Vanno x_0 $P_i = m \frac{q_i}{\rho_i} \Delta_{i,15}$
 ↓
deve sapere!

Quanto sceme l_1 ? dipende da v_1 ES:

Vapore $p(250 \text{ hPa})$ $T(54.0^\circ\text{C})$ (in)

$$v = 0,013 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

↓
 ↳ risparmi

Problema:
 Piuete piccole o grandi?

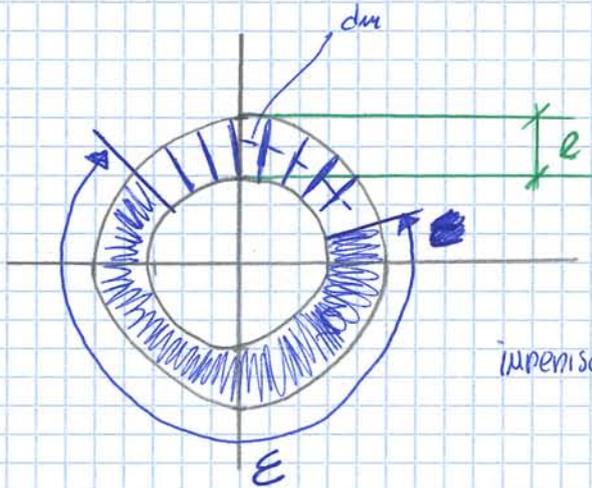
$p_F(0,05 \text{ bar}); T(\text{SAT}(p_F))$

$$v = 22 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

↓

Come Risano?

"PARZIALIZZAZIONE"



impongo il passaggio in una porzione ε del totale

$$\dot{m} \cdot \omega = \int (1-\varepsilon) \pi dm r_1 c_a$$

così posso alzare r_1

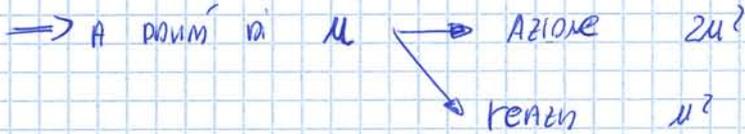
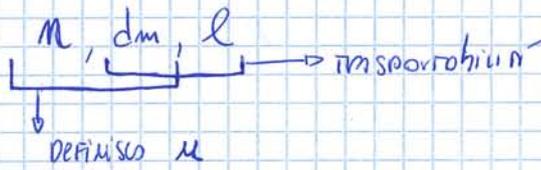


1/6 1/11

VME SOW X TORRINO AD AZIONE

[ESERCITAZIONE 31/10 - 3/11]

A PARTIR DI



DOPO LI



EMBARO IL DOPO SOLO
EMBARO!
NON PER FORZO IN UN
SOLO STADIO.

→ Veniamo ora a m

$$v_x \dot{m} = \int (1-\epsilon) dm l \pi c_{a1}$$

AVENDO VISTO I 2 PROBLEMI

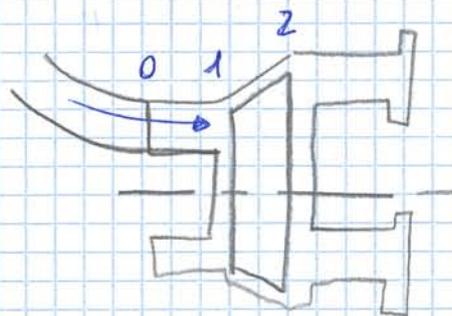
- (A_p) PARETE CURVA
- (B_p) PARETE LUNGA

SOLUZIONI

A_p

① "PARZIALIZZAZIONE", VACC SOS PER AZIONE

perché?



A PARTIR HO
DOPO ESP.

SOLO SI TORNARE
AN EQ A_p, FAREMO
MEGLIO IL FLUIDO

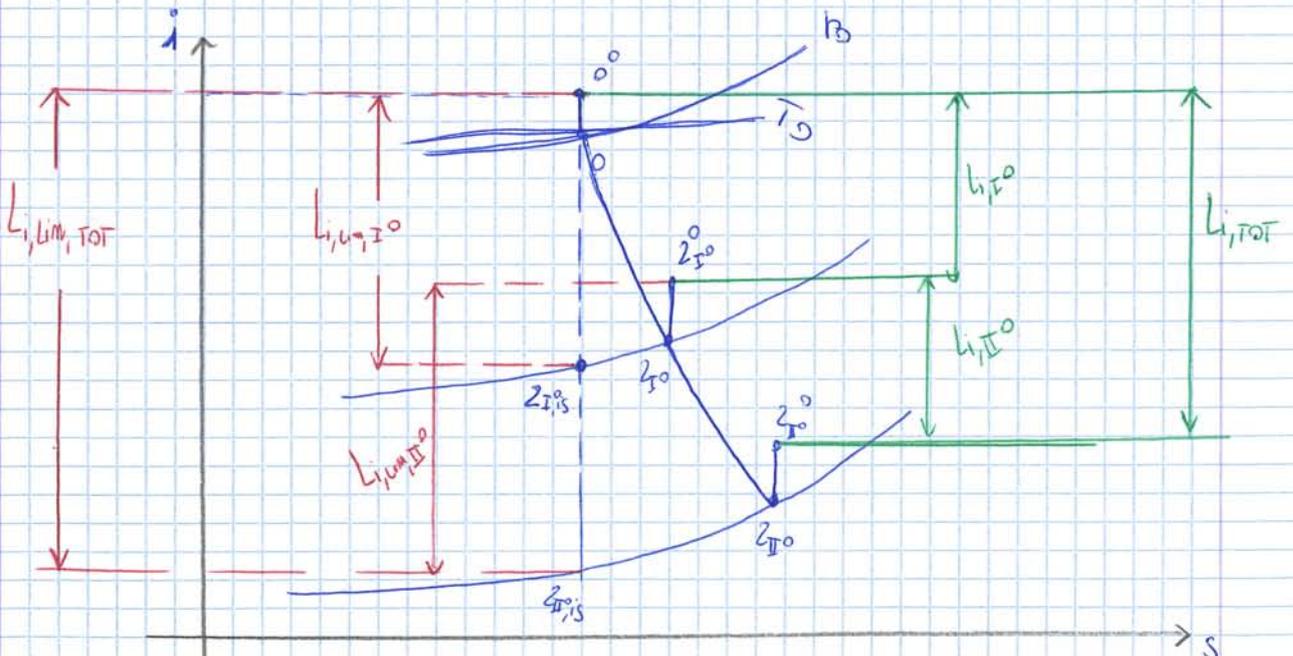
Quanta pot. ottengo dalla turbina?

$$P_i = m_i \cdot \underbrace{M_{L_i}}_{\substack{\text{Tiene conto di} \\ \text{1) perdita per } E_{c,i} \text{ scari } \frac{C_d^2}{2} \\ \text{2) perdita fluido rimanente con } \varphi_e \psi}} \cdot \Delta_{i,15}$$

$$\left\{ \begin{aligned} M_{L_i} &= \frac{L_i}{j_{i0}^0 - j_{i,15}^0} && \text{"TOTAL TO SHIPIC"} \\ M_{L_i} &= \frac{L_i}{j_p^0 - j_{i0}^0} && \text{"TOTAL TOWER"} \end{aligned} \right.$$

Sottinteso $\frac{C_d^2}{2} \rightarrow x \cdot h_0 + \text{smm}$

HP 2 STADI A CASO



La POTENZA ALL'ALBERO

$$\left\{ \begin{array}{l} P_u = \text{POTENZA UTILE} \\ P_u < P_i \end{array} \right. \neq P_i \rightarrow \text{ONNI FLUIDO SULLE PALE/LE}$$

- Perché $P_u < P_i$ →
- ① PERDITE DI NATURA MECCANICA
 - ② PERDITE DI PORTATA

① A₁ Attrito sui dischi

$$P_{w,d} = K_d P_1 d m^2 u^3$$

il disco è immerso nella camera e fa attrito con il fluido

② B₁ Effetto Venturiano

$$P_{w,v} = K_v P_1 \underbrace{e_1 d m^2 u^3}_{\substack{\downarrow \\ \text{LA PARTE NON IMMERSA} \\ \text{NELLA PORTAZIONE}}}$$

LA PARTE NON IMMERSA
NELLA PORTAZIONE

Solo
su AZIONE ←

UNA PARTE DI PRESSIONE (TE) VIENE
INVESTITA E PARTE DEL FLUIDO RIMANE
TRA LE PALE → PASSA IN E E
FA ATTRITO.

A₁ e B₁ MODIFICANO LE PROP. DEL
FLUIDO, IN PARTICOLARE LO SCORRIMENTO.

B₂

Lo turbine

\dot{m}_T

Es in queve a l'arboreo sui arboreo

Permissos ons

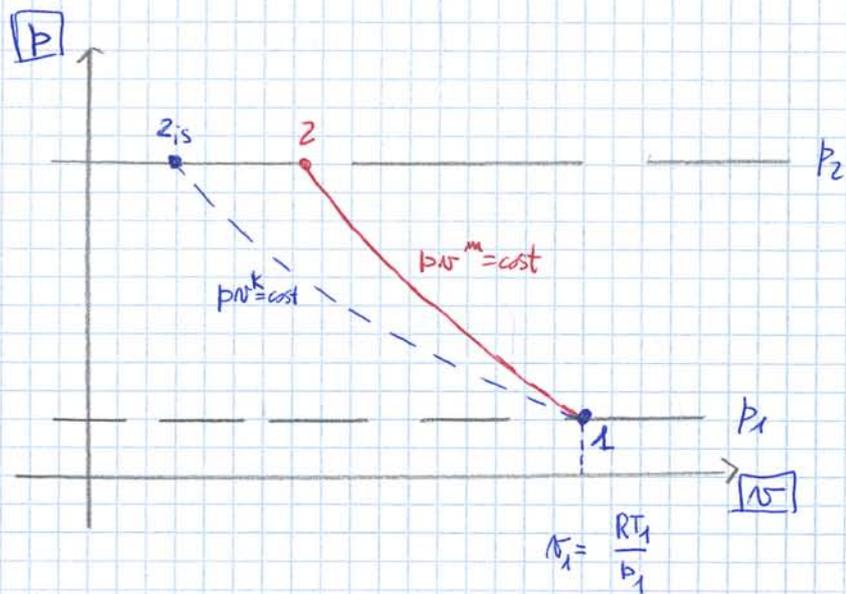
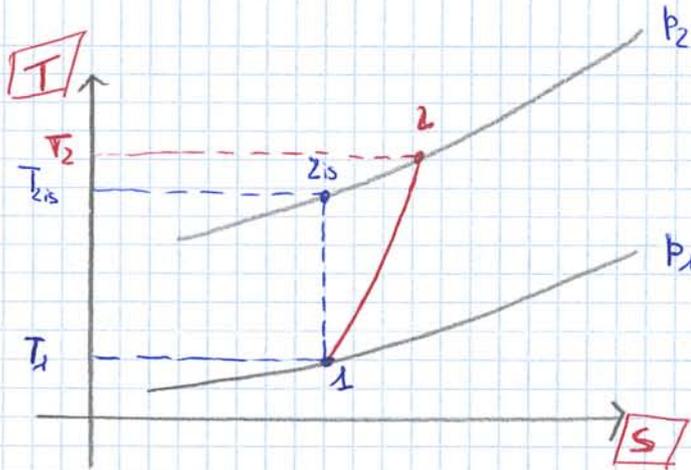
$$\left\{ \begin{array}{l} \bullet \eta_m = \text{rendimento meccanico} \\ \eta_m = 1 - \frac{\sum P_w}{P_i} \end{array} \right.$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \bullet \eta_v = \text{rendimento volumetrico} \\ \eta_v = 1 - \frac{\sum \dot{m}}{\dot{m}_{TOT}} \end{array} \right.$$



$$P_u = \eta_{\eta_i} \eta_m \eta_v \cdot \dot{m} \cdot \Delta i_{15}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \eta_{\eta_i} \eta_m \eta_v = \eta_{TOT} = \text{rendimento delle turbine} \\ P_u = P_i \cdot \eta_m \cdot \eta_v \end{array} \right.$$



Sia $\left\{ \begin{array}{l} \beta = \text{rapporto di compressione} \\ \beta = \frac{p_2}{p_1} \end{array} \right.$

• Reendimento isentropico

$$\eta_{is} = \frac{L_{1, is}}{L_1}$$

$$\eta_{is} = \frac{c_p (\bar{t}_{2is} - T_1)}{c_p (\bar{t}_2 - T_1)} = \frac{c_p T_1 \left[\beta^{\frac{\kappa-1}{\kappa}} - 1 \right]}{c_p T_1 \left[\beta^{\frac{m-1}{m}} - 1 \right]}$$

→ Valore di X sia molto alto
 così in effetto il \oplus della compressione viene levante

- X non perfetto $\sim 0,7$
 perfetto $\sim 0,5$

Parametri Adimensionali

Lo studio del compressore avviene attraverso parametri adimensionali

<u>NOME</u>	<u>Simbolo</u>
• Coeff. di Pressione	$\Psi = \frac{L_1}{\frac{u^{*2}}{2}}$
• Coeff. di perdita (Radiale)	$\Psi_r = \frac{W_r}{u^{*2}}$
• Coeff. di perdita (Assiale)	$\Psi_a = \frac{W_a}{u}$
• Coeff. di perdita	$\Psi = \frac{L_w}{\frac{u^{*2}}{2}}$
• Coeff. Termometrico	$\Sigma_1 = \frac{c_p T_1}{\frac{u^{*2}}{2}}$

↓

$$\eta_y = \frac{\Psi - \Psi}{\Psi}$$

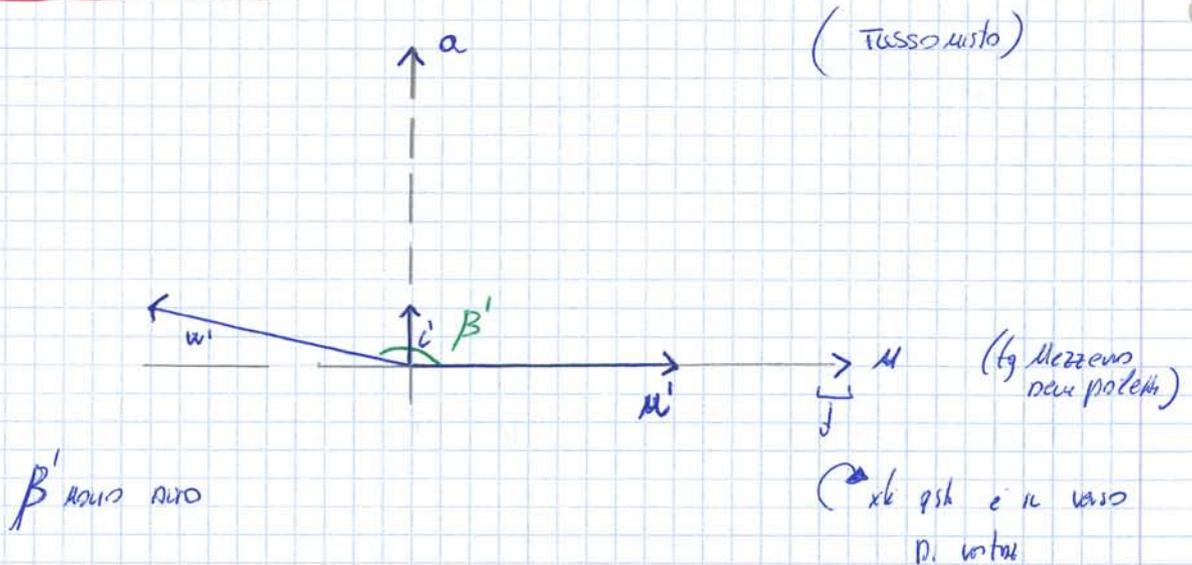
(15)

~~Il~~ A FLUSSO MISTO β è solo IL Tubo con diffusione pannello

=> Tubo con DIFF Pannello NON È A FLUSSO MISTO
 ↳ con un valore medio costante.

[Ven. assai]

• TRA. INGRESSO ALLA CIRCONFERENZA



$$L_i = u'' Cu'' - u' Cu'$$

$$NA \Rightarrow \boxed{Cu' = 0}$$

$$\Rightarrow \boxed{L_i = u'' Cu''} \Rightarrow \text{Devo solo vedere il TRA di u''}$$

norme = $\varphi = \text{cost}$ nei due casi perché stesso W_L'' e stessa ω''

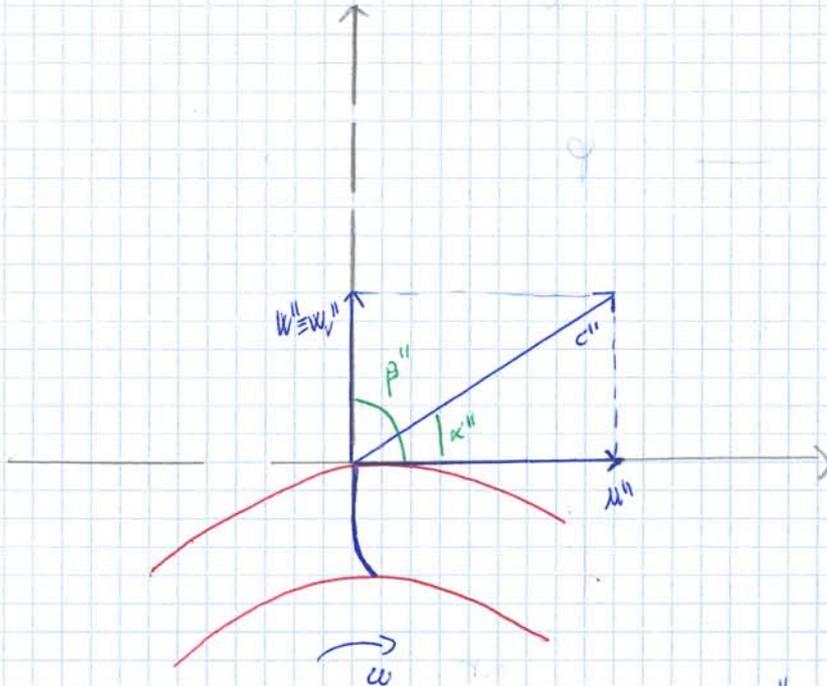
$\Rightarrow \chi \uparrow$ Freno maggiore nello stesso curvatore

si usa per diffusori non parabolici

↳ coefficiente di perdite

NA

parete RADICALI

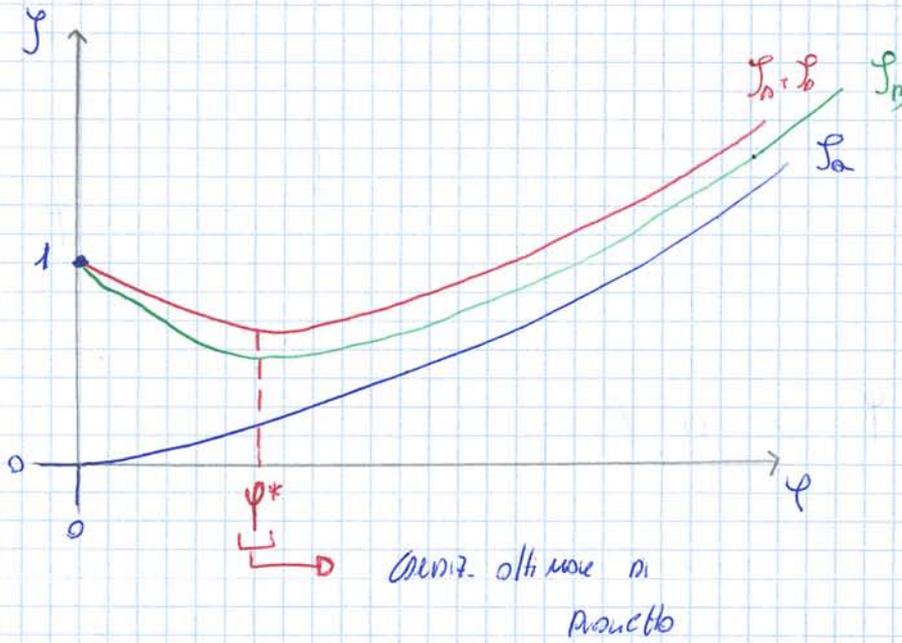


$\beta'' = 90^\circ$

Anche per il parabolico
a φ

↳ Sono penne distribuite + $\varphi + Lw_a \Rightarrow + \text{vel. n. trasporto}$

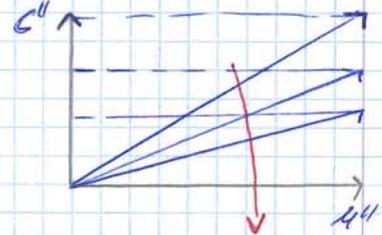
$$J = \frac{Lw}{\frac{u''^2}{2}} = \underbrace{J_A}_{\text{blue}} + \underbrace{J_B}_{\text{green}}$$



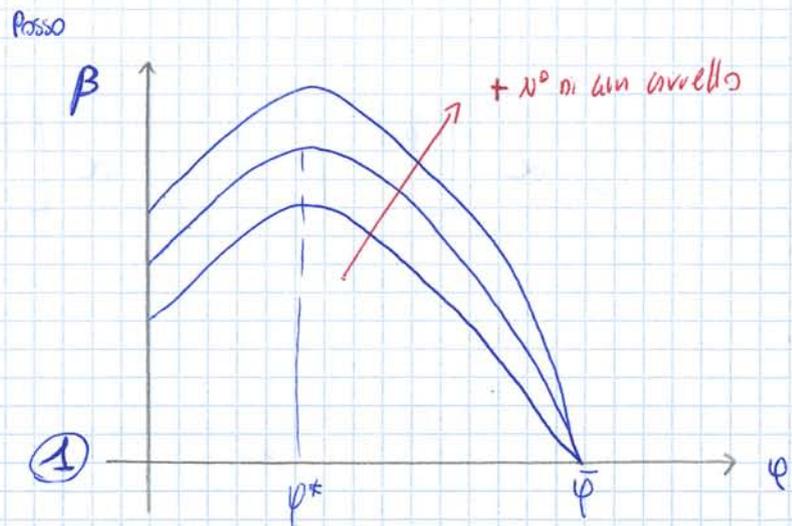
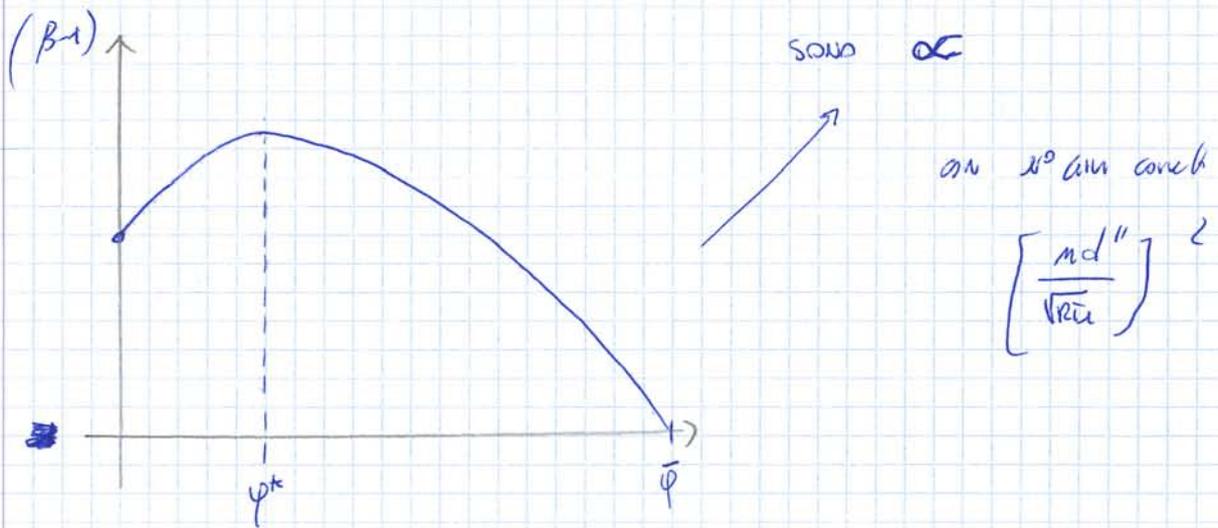
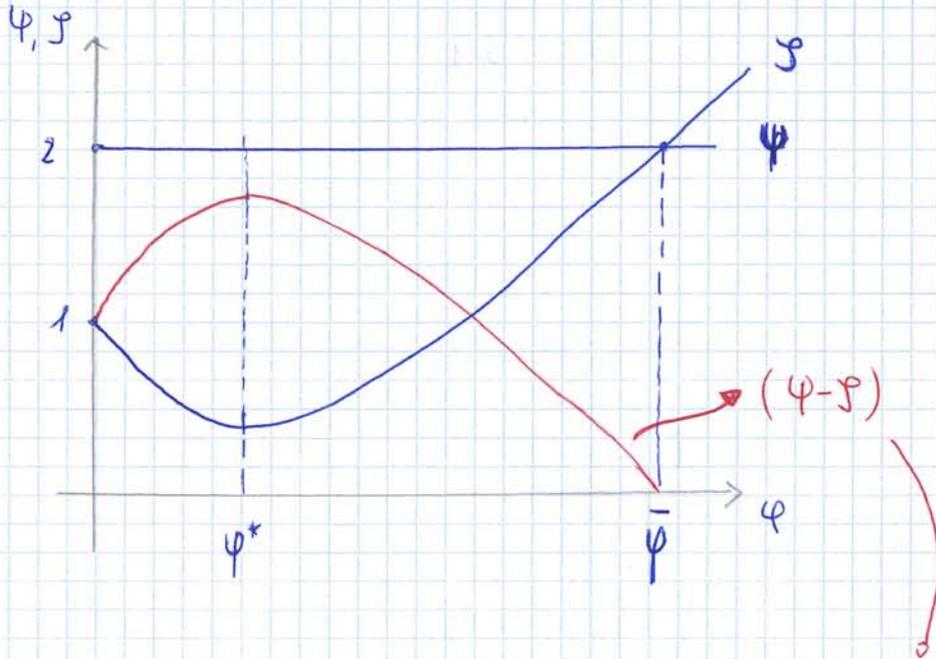
se $\varphi=0 \rightarrow J_{\text{tot}}?$ HP molto basse

A minim di u'' $W_r'' \rightarrow 0$ se $\varphi \rightarrow 0$

$\Rightarrow c''$ si schiaccia su u''



$\varphi \rightarrow 0 \Rightarrow W_r'' \rightarrow 0$ Lw_b non ho * trasporto
e' piu' pena $\frac{c''}{2}$



Quindi om. Navier su HP $\beta = \text{cost}$
 Mente Gesm simili

$$\Rightarrow W_r'' = \varphi u'' - \varphi \pi m d''$$

$$\dot{m} \underbrace{v''}_{\approx v_1} = \int \pi \frac{e''}{d''} \cdot d''^2 \cdot \varphi \pi m d''$$

$$\varphi \propto \frac{\dot{m} v_1}{d''^2 m d''}$$

$$\varphi \propto \frac{\dot{m} \frac{RT_1}{p_1}}{d''^2 m d''}$$

$$\varphi \propto \frac{\dot{m} \sqrt{RT_1}}{p_1 d''^2} \cdot \left[\frac{\sqrt{RT_1}}{m d''} \right]$$

Numero cavetto

N° m un cavetto ACS - 1

La...

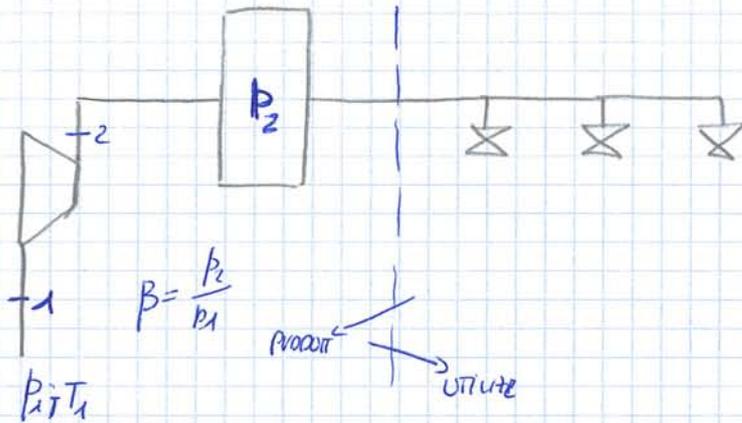
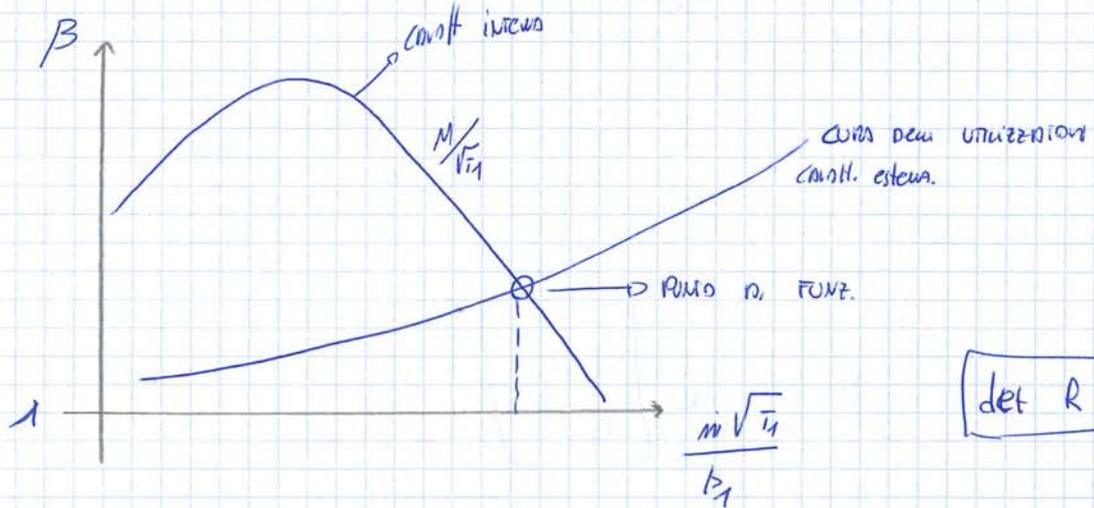
$$\Rightarrow \frac{\dot{m} \sqrt{RT_1}}{p_1 d''^2} \propto \varphi \left[\frac{m d''}{\sqrt{RT_1}} \right]$$

grafichiamo

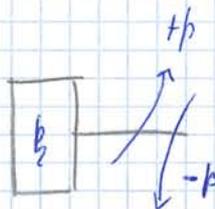
N° m un cavetto

PROBLEMA DELLA STABILITÀ

• PUNTO DI FUNZIONAMENTO



se Avviamo una fluttuazione?



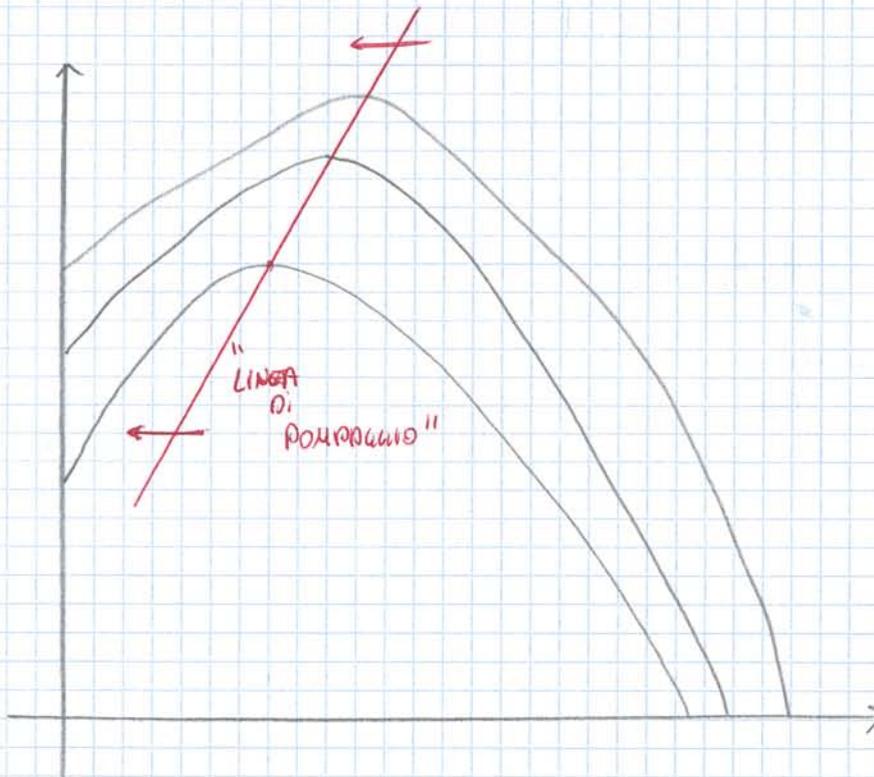
-p ⇒ \dot{m}_{uscita} e \dot{m}_{intra}
 \dot{m}_{uscita} e \dot{m}_{intra} (funzione)

$$\Rightarrow \left[\begin{array}{l} \dot{m}_{\text{Albergo}} \\ \dot{m}_{\text{P}} \end{array} \right]$$

+p ⇒ \dot{m}_{uscita} sale poco
 \dot{m}_{intra} sale molto ⇒ \dot{m}_{Albergo} !

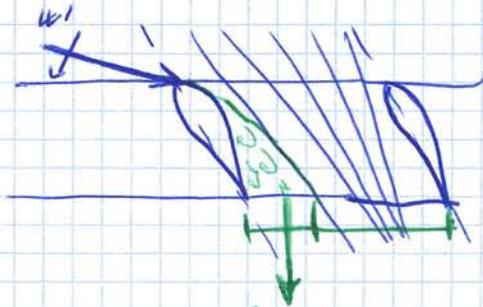
P^i è punto instabile!

↓
 Innesco il ciclo di pompaggio ⇒ spreco d'energia



[ESEMPIO M/P]

Ho il distacco del vena fluida.

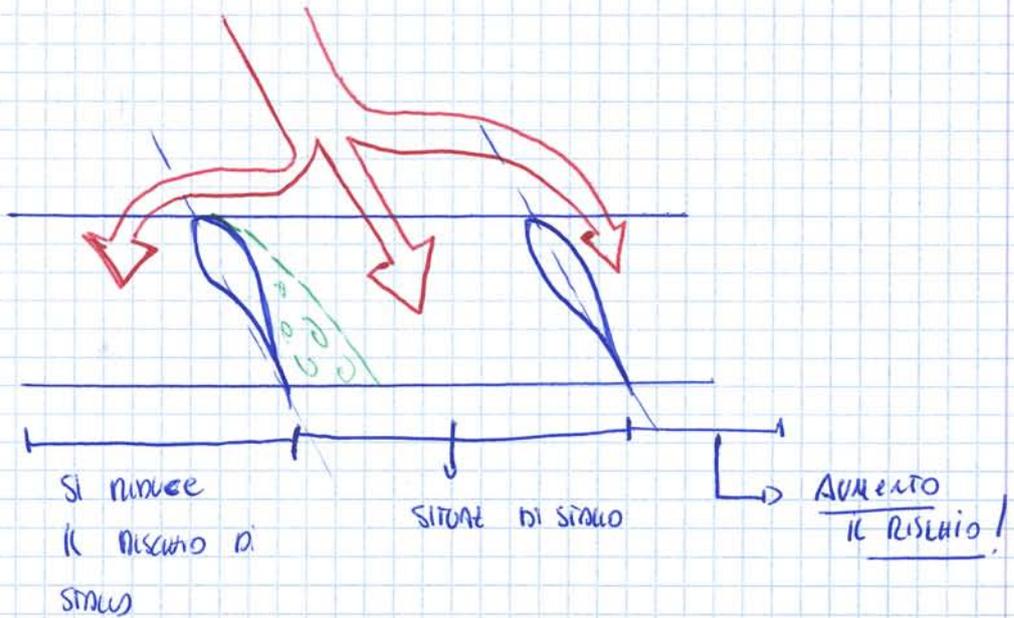


Zona di

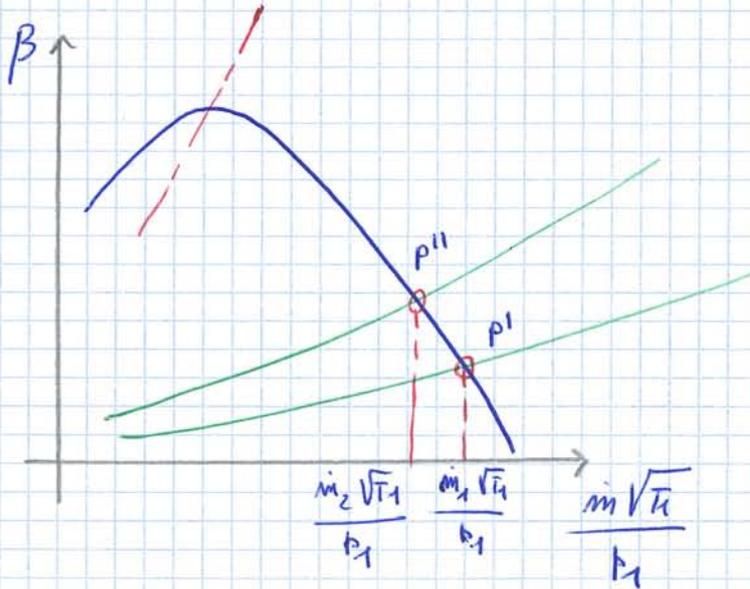
Torbolenza, nel caso al passaggio di fluido

⇒ il flusso tende a ripetersi nei canali laminari
(x_k in cost.)
Si creano su tutte le pareti

Aumento di vena nel caso invariante



↳ x_k la parte di flusso deviato
va in parte a aumentare la pressione
troppo $\frac{v}{c}$ di

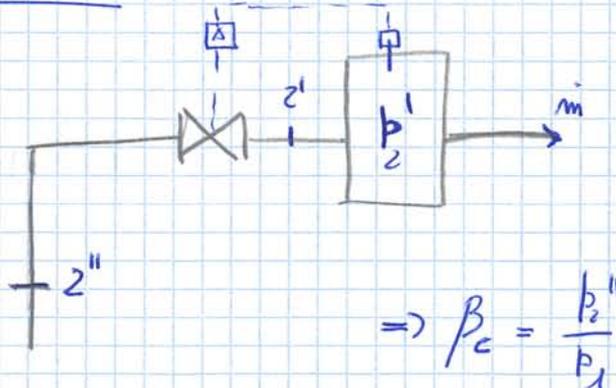


$$\begin{cases} P^1 \Rightarrow \beta^1 = \frac{\beta_2^1}{\beta_1} \\ P'' \Rightarrow \beta'' = \frac{\beta_2''}{\beta_1} \end{cases}$$

Al saggio $\Rightarrow \beta_2'' > \beta_2^1$

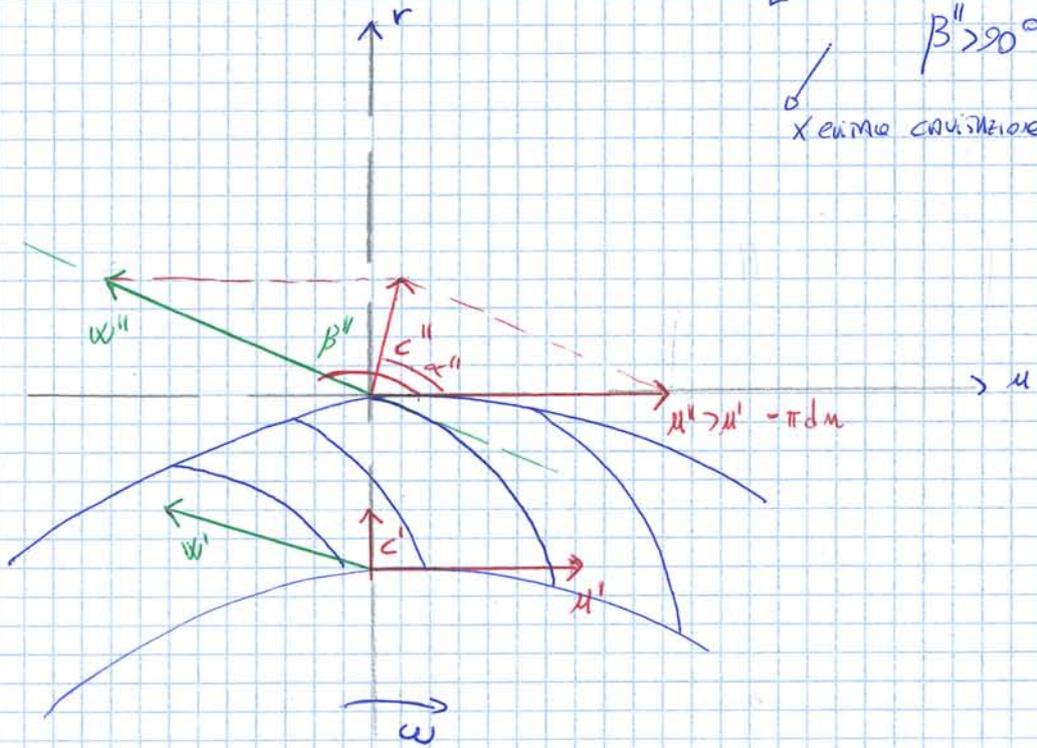


1°) Revoluz. Nuova energia



Scheun metoden

[Pole all'interno]
 $\beta'' > 90^\circ$
 X come cavità

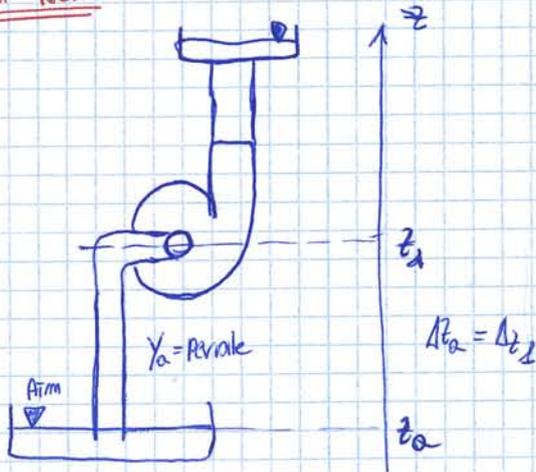


$L_i = u'' l_u'' \neq u' l_u' = 0$ se non ho pre cavità!

$$\left\{ \begin{aligned} L_i &= u'' l_u'' = u'' (u'' + v_r'' \cotg \beta'') \\ \psi &= \frac{L_i}{\frac{u''^2}{z}} = z (1 + \rho \cotg \beta'') \end{aligned} \right.$$

21/11

• Sistemi Aerei

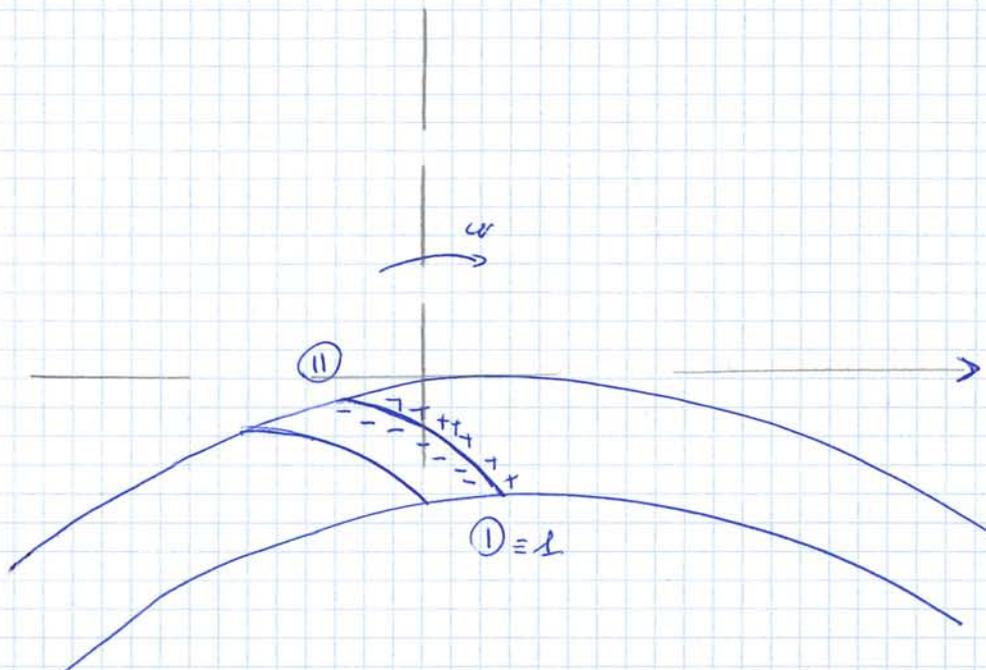


$$I') \quad \frac{p_1}{\rho} \approx 0 = \frac{p_1 - p_a}{\rho} + \frac{c_1^2 - c_a^2}{2} + g(z_1 - z_a) + \underbrace{g Y_a}_{\rightarrow \text{Luca}}$$

≈ 0 ≈ 0 , per l'ipotesi di ruginamento

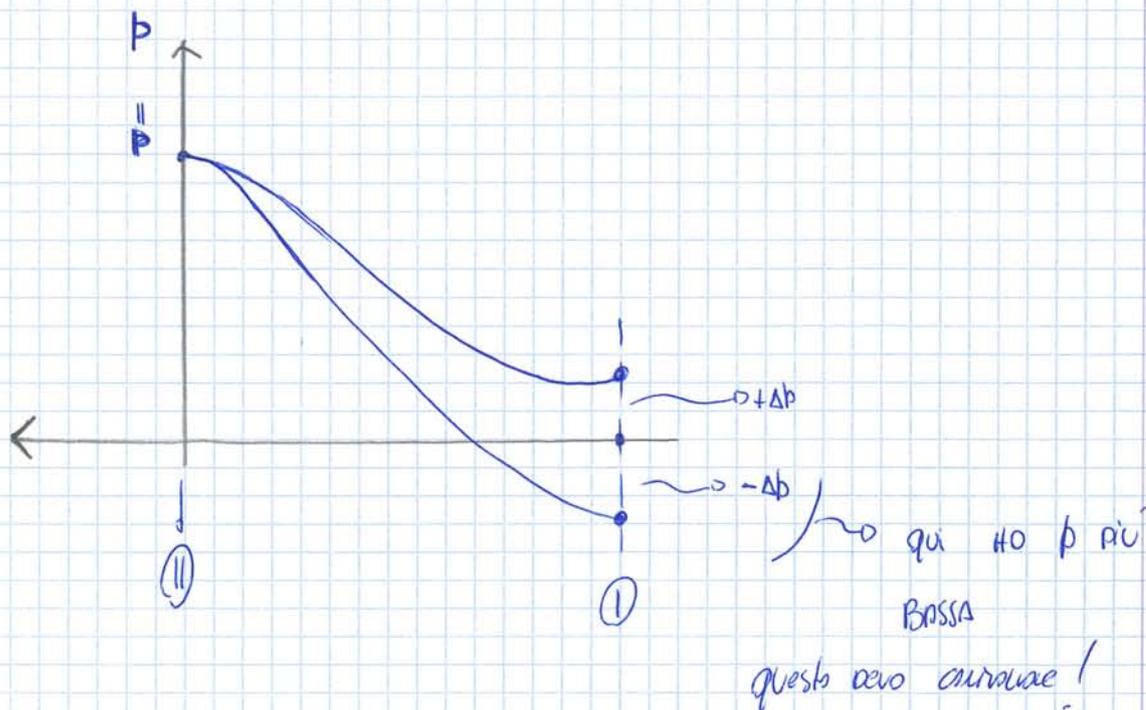
$$\textcircled{1} \quad \frac{p_1}{\rho g} = \frac{p_a}{\rho g} - \frac{c_1^2}{2g} - z_1 - Y_a$$

p_1 è la minima pressione. \Rightarrow $\frac{p_a}{\rho g} - [cose]$
 p_1 è la minima



~~#~~ Ho nei casi interpretate che
 Si cerca un Δp avanti lo spostamento

Le macchine all'estinzione avranno un $+\Delta p$
 Intorcesco " un $-\Delta p$



$NPSH_{disponibile} \gg$

$NPSH_{minimo}$

← $NPSH_{minimo}$ → DAL costruttore

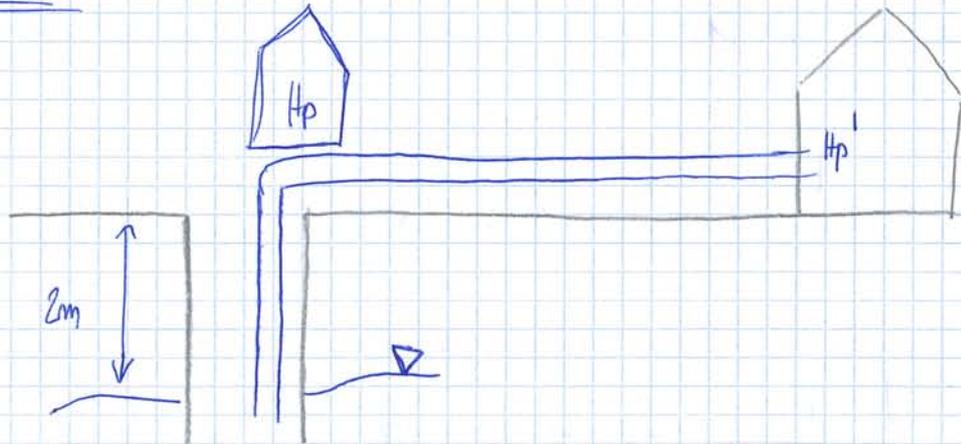
↓
CANCIO NELLO DI ASPIRAZIONE
DISPONIBILE

⇒ locanda io

QUANDO RICHIESTO TURBOPOMPA

$\left\{ \begin{array}{l} H(Q) < \\ M_y \\ NPSH_{min} \end{array} \right.$

HP di impianti



H_p e H_p' sono ALTA stessi $\Delta z = 2m$

Sono ideati per cambiare? NO!!

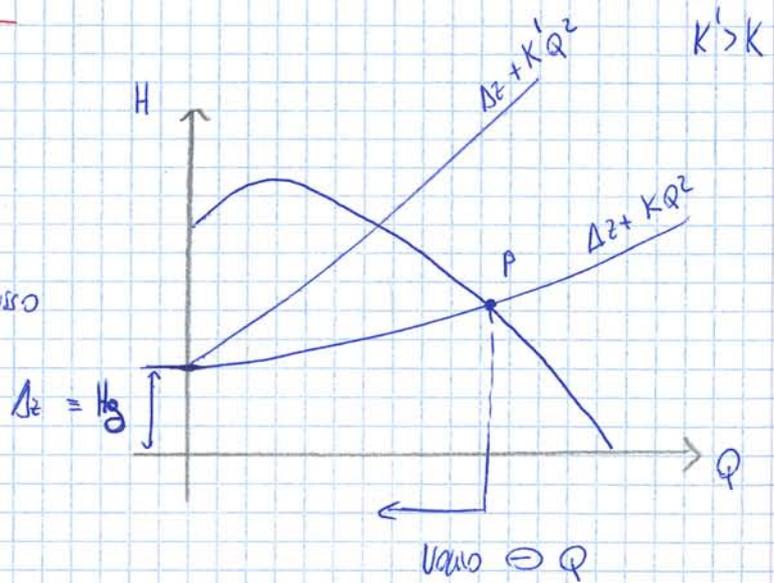
$$Y_a = KQ^2 \quad K(l, h, \text{tipo di tubo})$$

REGOLAZIONE DELLE POMPE

① LAMINAZIONE ALLA MANDATA

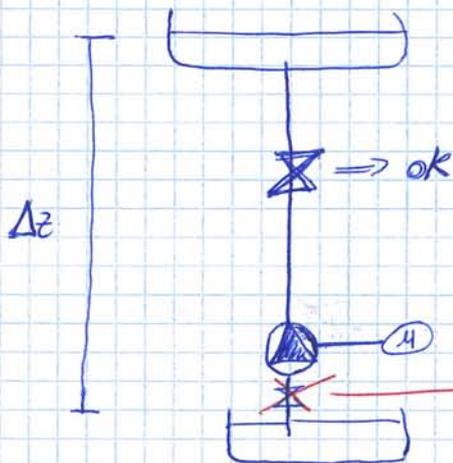
② N° di giri

③ Reflusso



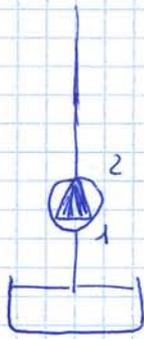
Per avere \ominus Q \Rightarrow AUMENTO PERDITE DI CARICO

Netto una valvola



NO! Abbasso p_1 ! perno che
noni per cambiare!

26/11



$$gH = \frac{\Delta p}{\rho} \quad \text{ovvero} \quad \begin{cases} C_1 \times C_2 \\ z_1 \times z_2 \end{cases}$$

$$\Delta p = \rho g H$$

⇒ sbrucio H , e f che influisce!

AVVIAMENTO

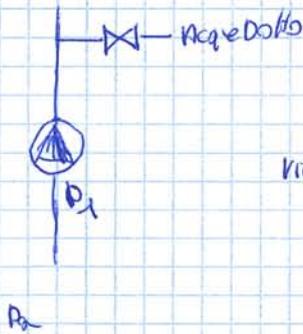
$$P_{AMM} = 12 \frac{kg}{m^3}$$

$$P_{H_2O} = 1000 \frac{kg}{m^3}$$

→ Δp non è suff!

Devo un' pumpe con H_2O

1



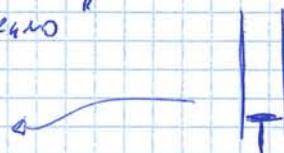
ricordo di H_2O pum di Avviare

"(b₁ < b₂ cos x b₂ - v₁₀)"

2

Metto una valvola di "Ritorno"

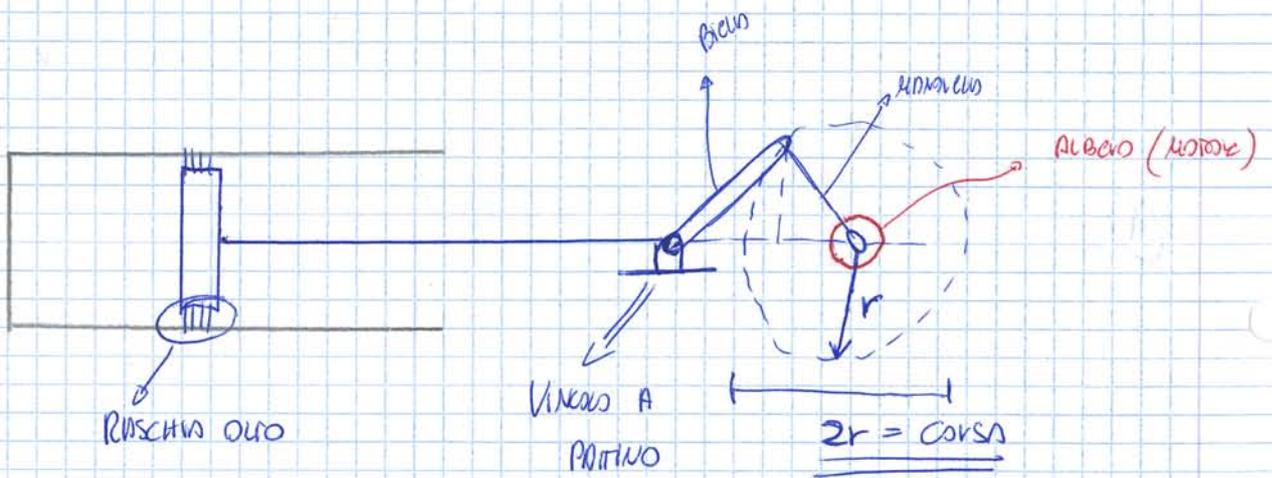
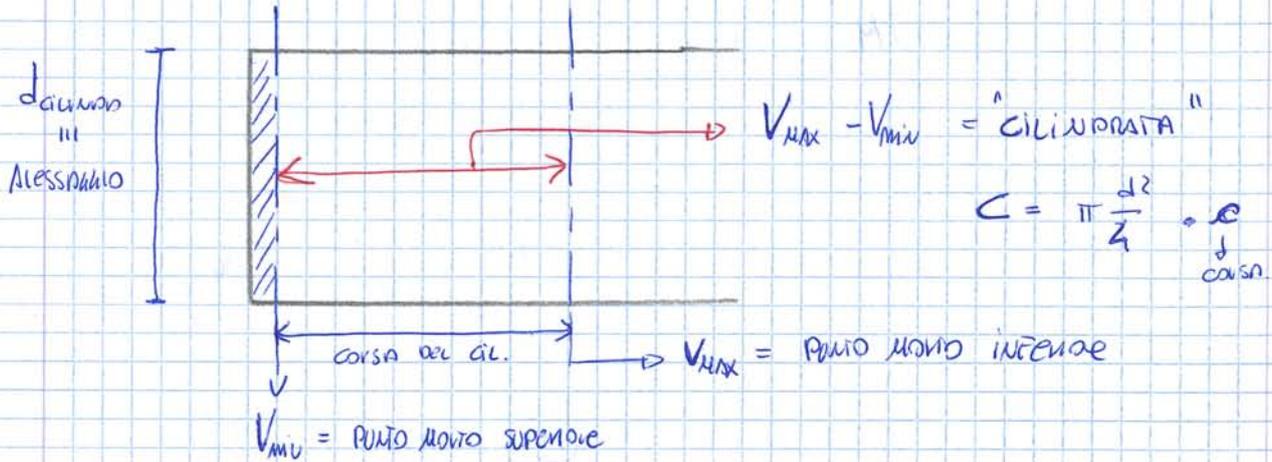
così in sbercio non si svuota



3) Pompa autorisante.

Aspiratore → l'ordine non può rimanere perché provoca la compressione

⇒ Valore di non ritorno o "ritorno"



115

devo garantire la tenuta STRUTTURA - CILINDRO

⇒ devo lubrificare con olio x evitare rotture

inietto olio ovunque.

28/11

DEFINISCO

• $\left\{ \begin{array}{l} \mu = \text{GRADO DI SPAZIO MORTO} \\ \mu = \frac{V_{min}}{V} \end{array} \right.$

• Rapporto di compressione volumetrico $\rightarrow \rho = \frac{V_{MAX}}{V_{MIN}}$

isobarico $\rightarrow \beta = \frac{P_2}{P_1}$

scrittura $\rho < 6$

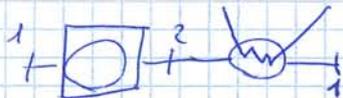
$\beta < 6 \div 10 \rightarrow$ è abbastanza acuto

NON POSSO AVERE QUEL X

ALTA T°!

le valvole sono accorte

X cambiare in più netto più stano e tra uno e l'altro devo intervenire



che serve a non lubrificare +

Evoluzione del ciclo di lavoro

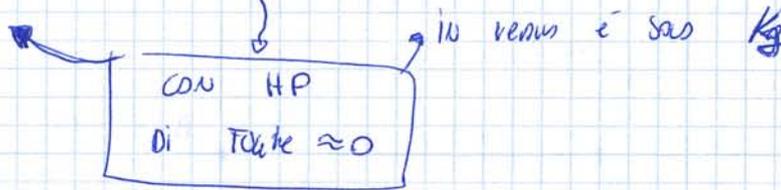
$$\dot{m}_m = \dot{m}_a$$

$$\left[\frac{\text{kg}}{\text{s}} \right]$$

→

$$m_m = m_a$$

$$\left[\frac{\text{kg}}{\text{ciclo}} \right]$$



Posso scrivere che $m_a (\text{Aspirante}) = m_B - m_A = p_B V_B - p_A V_A$

essendo che B e A ⇒ stessa p_1 e T e gas.

$$\Rightarrow m_a = p_2 (V_B - V_A)$$

• Definisco $\lambda_v = \frac{m_m}{p_1 V}$ Coefficiente di riempimento

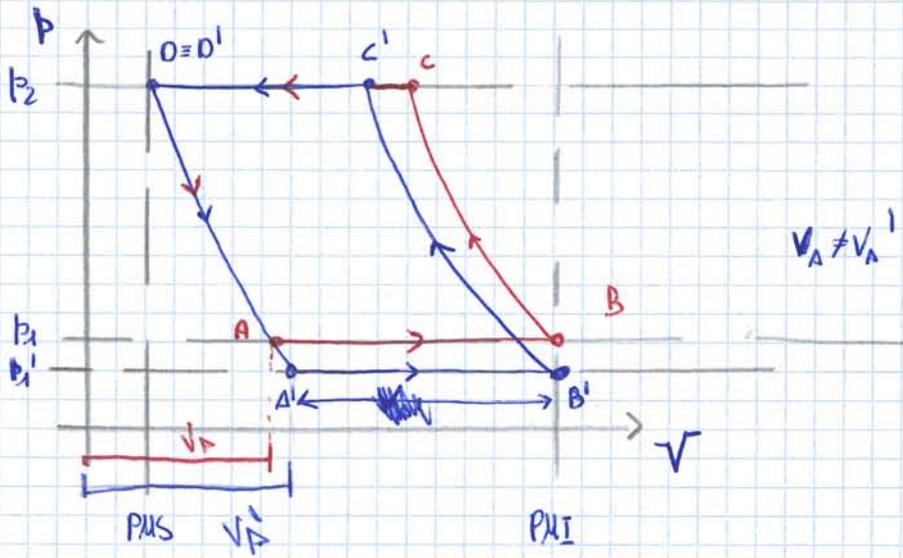
$$\lambda_v = \frac{p_2 (V_B - V_A)}{p_1 V}$$

un dato che p_1 Totale ≈ 0

$$m_m = m_a$$

$$\lambda_v = \frac{p_2 (V_B - V_A)}{p_1 V}$$

$$\Rightarrow \boxed{L_{i,d} - c_p T_1 \left[\beta^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right]}$$



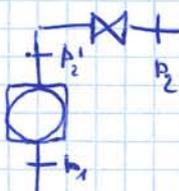
$$\begin{cases} V_A = \cancel{V_A} = (1 - \lambda_{v, id}) V \\ V_A' = V \cancel{\lambda_{v, id}} (1 - \lambda_{v, id}') \end{cases} \quad V_A \neq V_A' \quad \lambda_{v, id} \rightarrow \lambda_{v, id}'$$

$$\bullet \beta = \frac{p_2}{p_1} < \beta' = \frac{p_2}{p_1'}$$

① Laminar. expansion

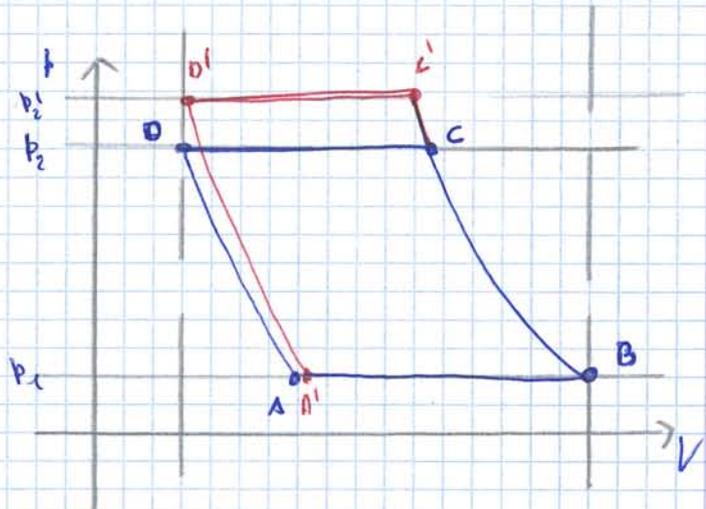
$$\dot{m} = \lambda_{v, id} p_1 i V_m$$

↓
cambiò sens λ_v !



$$p_2' > p_2$$

β' cresciò di + \Rightarrow + lavoro!



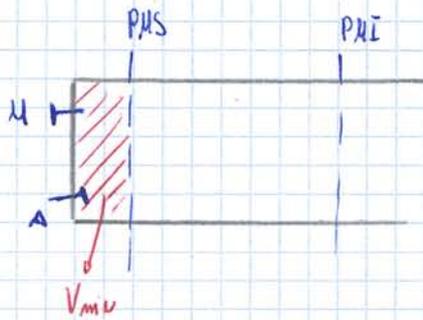
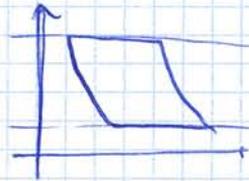
④ Reovant con carnamm addizionale aus spazio morto

$$\dot{m} = \lambda_{v, id} \beta_1 i \sqrt{m}$$

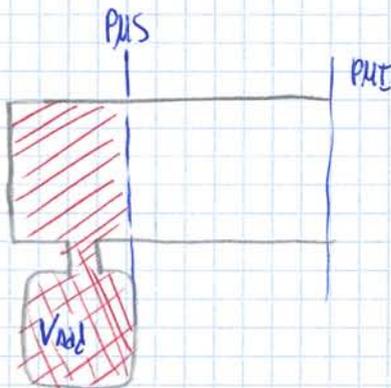
$$V_A = \lambda_{v, id} \cdot \sqrt{V}$$

$$\lambda_{v, id} = 1 - \mu \left[\beta^{1/k} - 1 \right]$$

$$\mu = \frac{V_{max}}{\sqrt{V}}$$



introduces on $\mu' > \mu$ decreases on V_{add}



$$V_{max}^i = V_{max} + V_{add}$$

$$V_{min}^i = V_{min} + V_{add}$$

$$\sqrt{V} = V_{max}^i - V_{min}^i$$

$$\frac{\dot{m}^i}{\dot{m}} = \frac{1 - \mu \left[\beta^{1/k} - 1 \right]}{1 - \mu \left[\beta^{1/k} - 1 \right]} \propto \frac{\lambda_{v, id}^i}{\lambda_{v, id}}$$

2/12

Funzionamento Reale

• Perdite per Attriti Meccanici $\Rightarrow \eta_{lm} = \text{rendimento Meccanico}$

• Perdite per Attriti Meccanici attraverso le valvole \Rightarrow

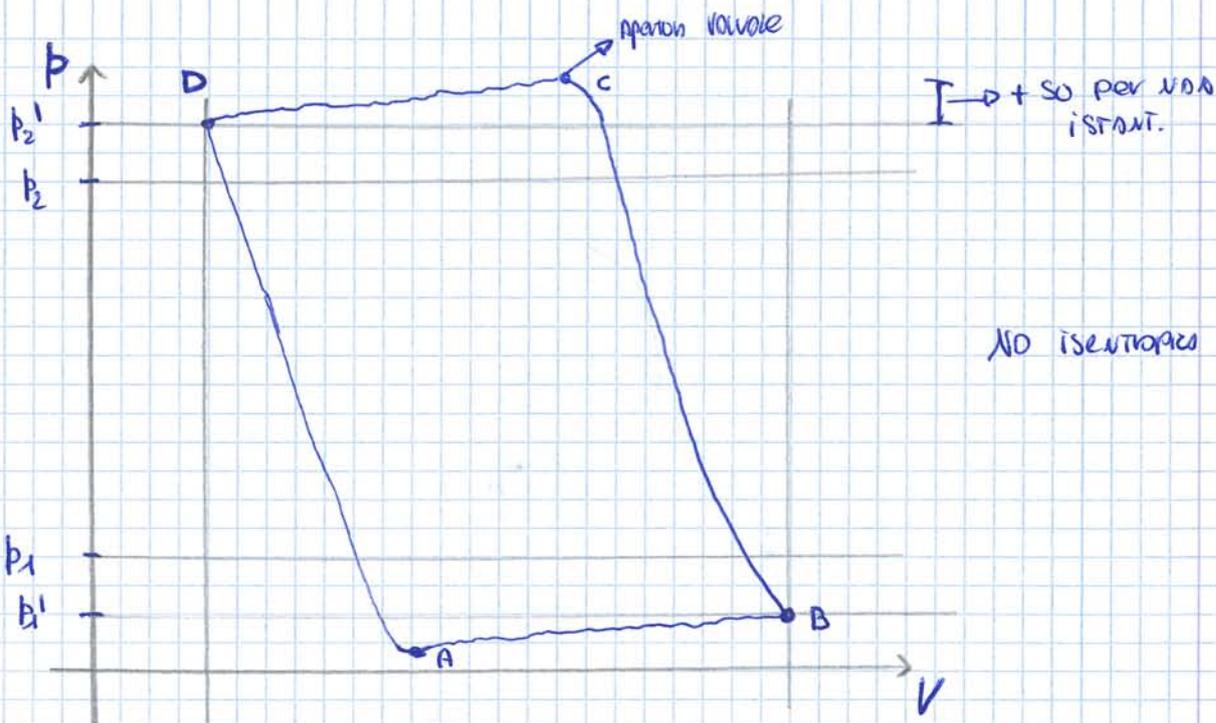
$$\begin{cases} \sigma_1 = \frac{p_1 - p_1'}{p_1} & \text{ASP} \\ \sigma_2 = \frac{p_2' - p_2}{p_2} & \text{VALVOLA} \end{cases}$$

$$p_2' > p_2 \quad \rightarrow \times \text{COMP. LO LAMINAZIONE}$$

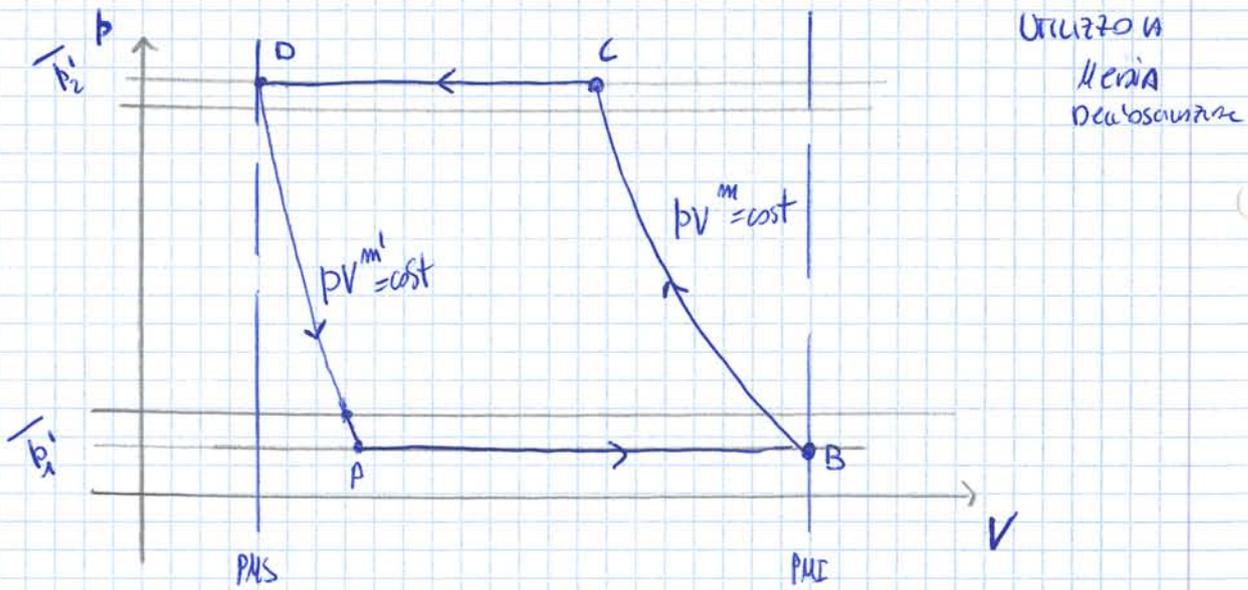
• Rapporto di compressione effettivo $\beta_i = \frac{p_2'}{p_1'} = \frac{p_2}{p_1} \frac{(1 + \sigma_2)}{(1 - \sigma_1)}$

• Perdite per Fouche di Turco

$$M_m < M_a \quad \frac{M_m}{M_a} = \frac{1}{\varphi} \quad - \text{Rendimento volumetrico}$$

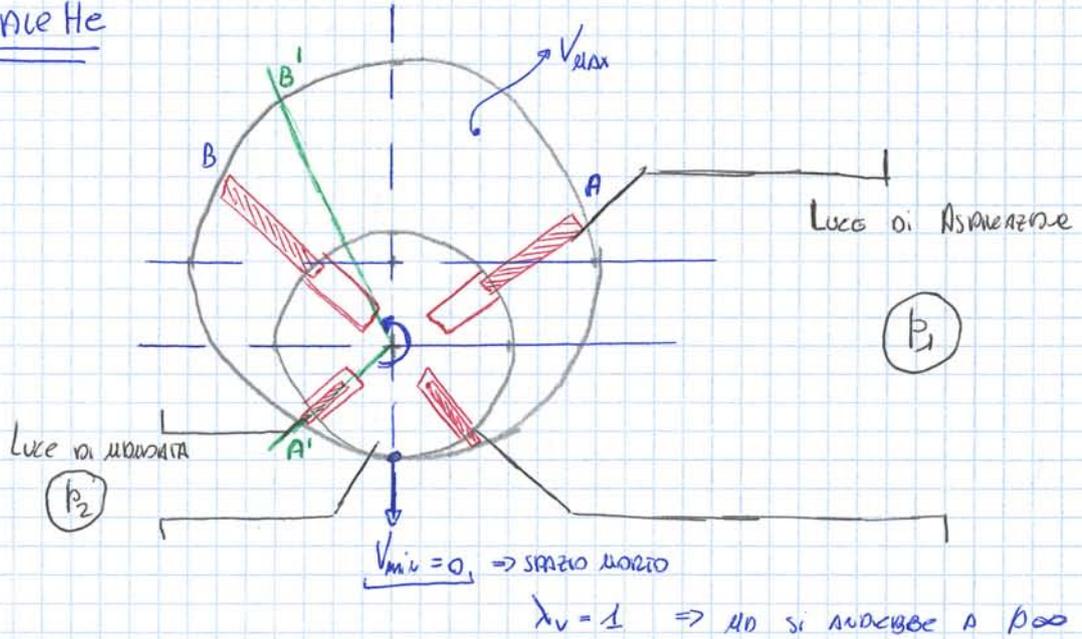


UTILIZZA \Rightarrow CICLO CONVENZIONALE



Compressori Volumetrici Rotativi

① A Palete



$$\begin{cases} AB = V_{max} \rightarrow \text{dal volume } p_1 \text{ al volume } p_2 \\ A'B' = V_i = \text{volume intermedio} \end{cases}$$

\curvearrowright il V_{min} si e $\uparrow p$
 grazie all'eccentricità
 Rotore stazionario

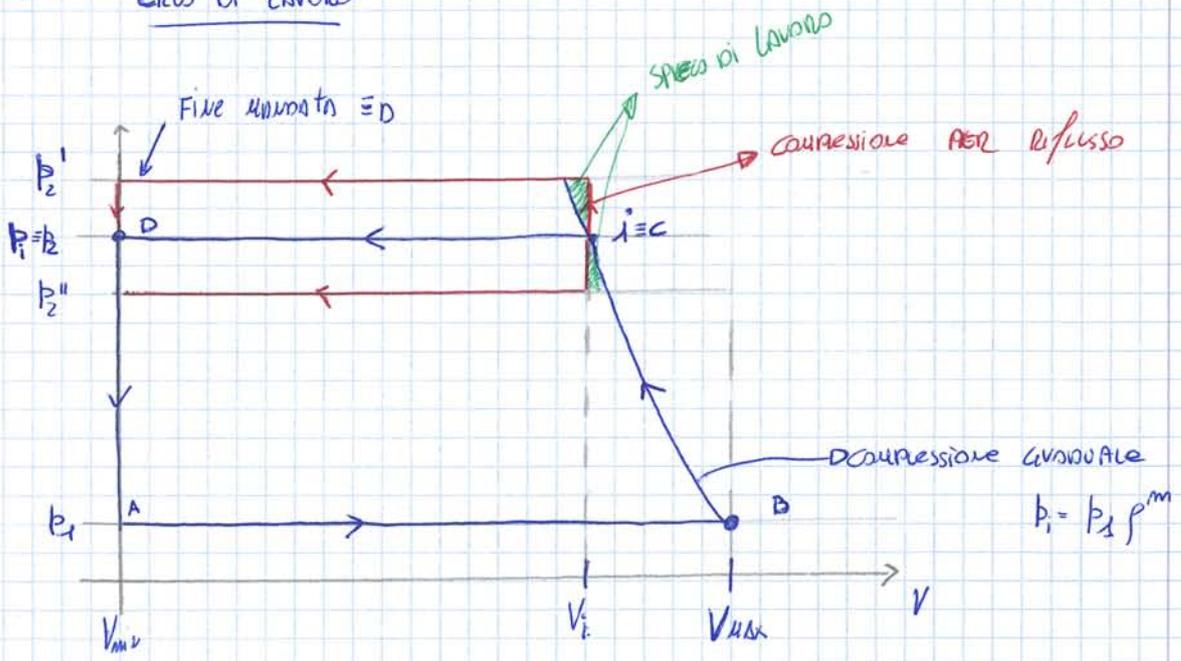
• Rotore Volumetrico di compressione

$$\begin{cases} p = \frac{V_{max}}{V_{int}} \\ p = \frac{V}{V_{int}} \end{cases} \quad \bullet \quad p_2 = p_1 p^m$$

$V_{max} = V - V_{min} \rightarrow 0$

5/12

Ciclo di lavoro



Per darvi da risolvere il suo esercizio il sup. opo a $p_1 \neq p_2$
 abbiamo i due casi in rosso sopra dove il gas
 si avvicina alla p_2 che si trova.

$$\dot{m} = p_1 i \sqrt{m} \quad \left\{ \begin{array}{l} \lambda_v = 1 ; V_{min} = 0 ; \mu = 0 \\ \eta_\varphi \approx 1 \quad \eta_{turb} \approx 0 \end{array} \right.$$

$$L_c = \oint v dp$$

che a incassano a do' ?

noi provellamo a $p_1 = p_2$ e siamo
 a posto NO!

x via da duty-ciclo

$$L_c = P_1 V \left[\frac{m}{m-1} (P^{m-1} - 1) + \frac{\beta - P^m}{P} \right]$$

↓
 FISSATO il GAS \bar{c} e β che fa variare!

$$P_{oss} = \frac{P_i}{m} \quad P_i = i L_c m = \dot{m} L_i$$

$$\text{sin } \dot{m} = m i P_1 V$$

$$P_i = \frac{i L_c m = \dot{m} L_i}{m}$$

$$\cancel{i m} \cdot \cancel{P_1 V} \left[\frac{m}{m-1} (P^{m-1} - 1) + \frac{\beta - P^m}{P} \right] = m i P_1 V \cdot L_i$$

↓ ↓
 semplifica con P_1 $\frac{V}{RT_1}$

$$\bullet L_i = RT_1 \left[\frac{m}{m-1} (P^{m-1} - 1) + \frac{\beta - P^m}{P} \right]$$

• NUM. di Giri

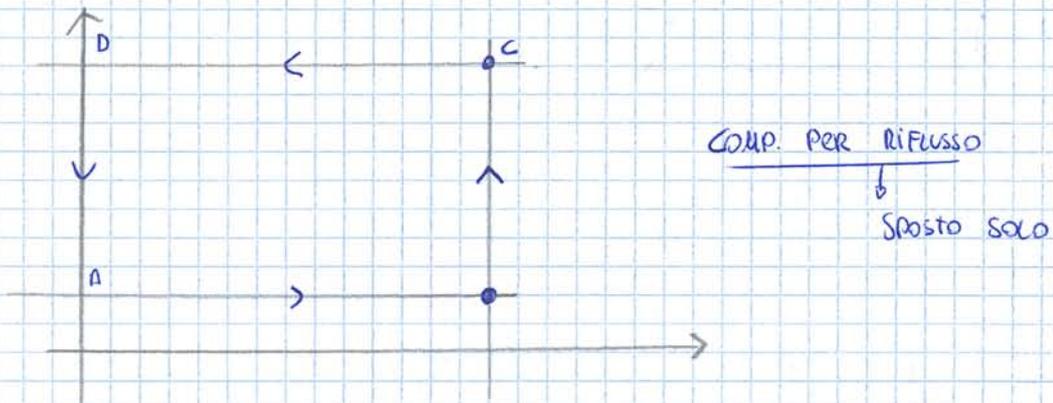
$\dot{m}_1 = P_1 V_i \textcircled{M}$ → vani qsto → LA CAVITÀ DI LAVORO NON CAMBIA.

$$P_{PASS} = \frac{i L_c \textcircled{M} \rightarrow \text{VAVIA}}{M} \rightarrow \text{NON È OETTO NUMERO COST!}$$

• RIFUSSO

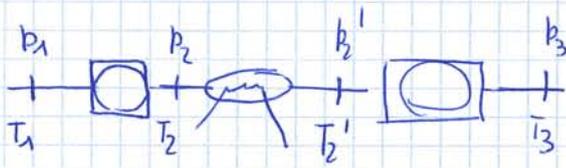
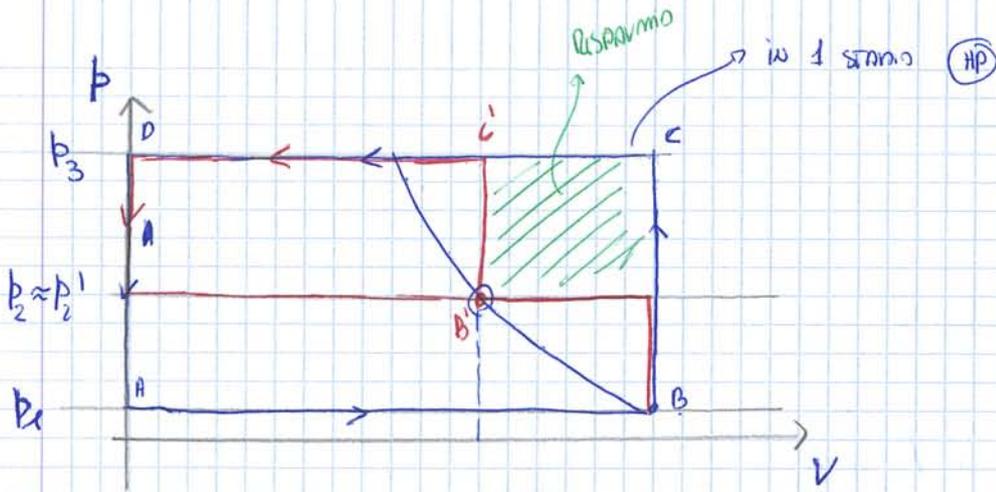
IL SOLITO.

Compressori Roots [scivo]



$$\oint V dp = L_c = \sqrt{V_i} (p_2 - p_1)$$

$$\dot{m} = P_1 i m \sqrt{V} \cdot \underbrace{M}_{L_v} \rightarrow \text{DIPENDE ALLE FORCHE X SCALZA TEMPO COTI}$$



one dello B? solo best case come
system

12/12

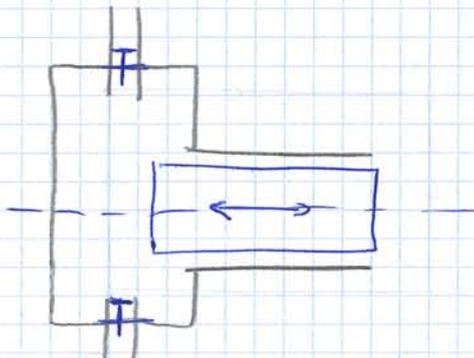
- Machine operativa Vuumerick
- Power Vuumerick

$P = \text{cost}$

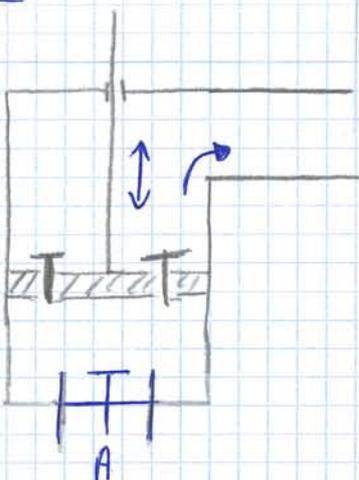
- ① Iterative
- ② Normative.

Rivetti tipologie

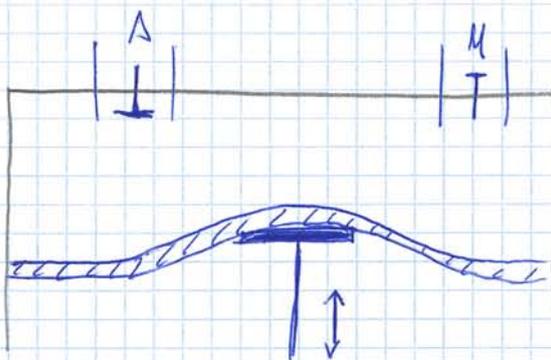
A) A stantuffo TOFFANE



B) A stantuffo ADELENTE

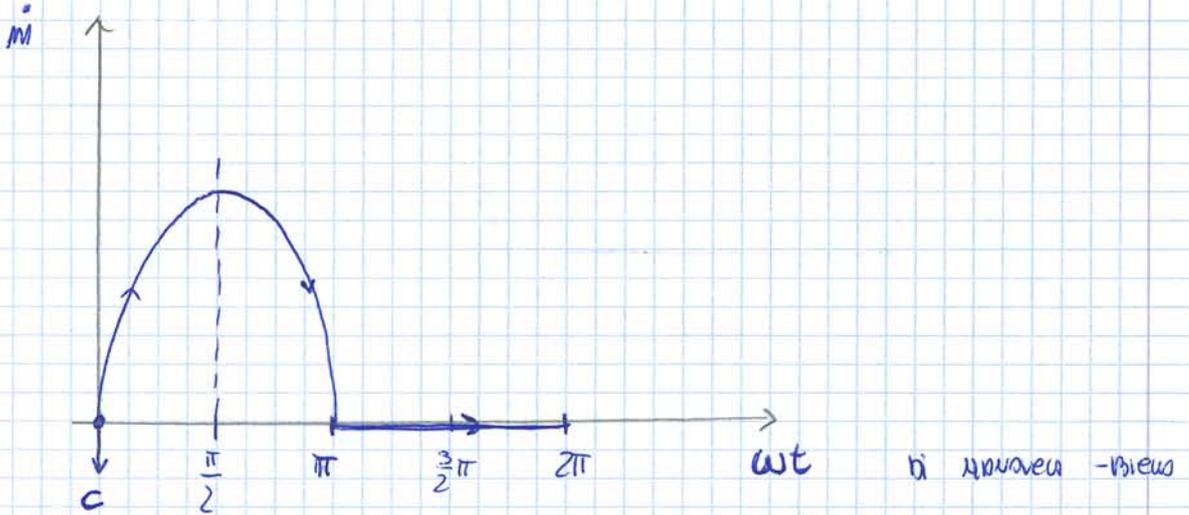


C) A NEMANUS



NEMANUS se HO
 Liq. SPORNO
 HO - ORO A
 MISCHIO

Portata del motore

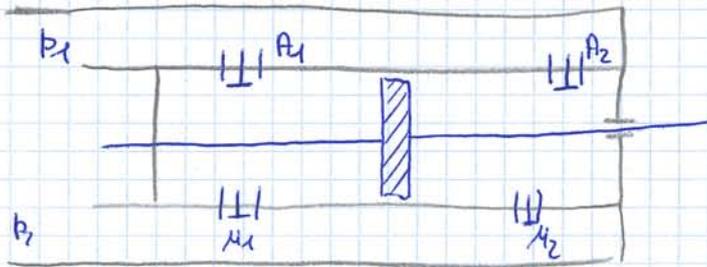


↓
A impulsi ⇒ si crea un campo sollecitato ⇒ No bene

Spesso + L per inerzia! (con una $\omega_f \ll \omega_e$)

Xente → 1) Nello 2 sistemi sfasati di π

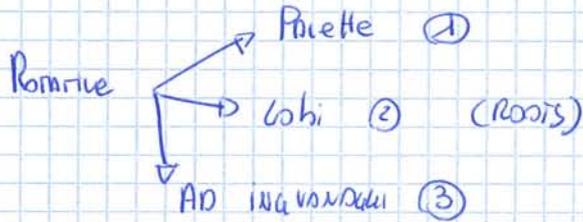
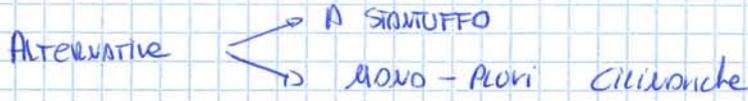
2) il risultato a doppio effetto



in aumento \bar{i}
↓
- Oscillazioni

19/12

POMPE volumetriche



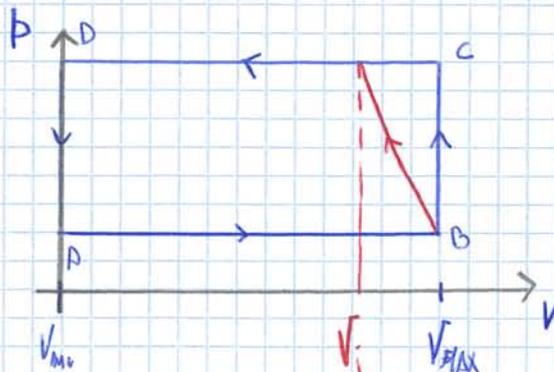
~~(1) Pialette~~ (2) LOBE

[Sine idraulico]

SONO CARATT. DA

$$\left\{ \begin{aligned} \eta_v &= \text{rendim. volumetrico} \\ \dot{m}_m &= \dot{m}_a - \dot{m}_g \\ \eta_v &= \frac{\dot{m}_m}{\dot{m}_a} = 1 - \frac{\dot{m}_g}{\dot{m}_a} \end{aligned} \right. \quad \dot{m}_g \uparrow \text{ se } \Delta p \uparrow$$

(1) Pialette $\eta_v \uparrow$ visello a rotor, $\eta_m \downarrow$

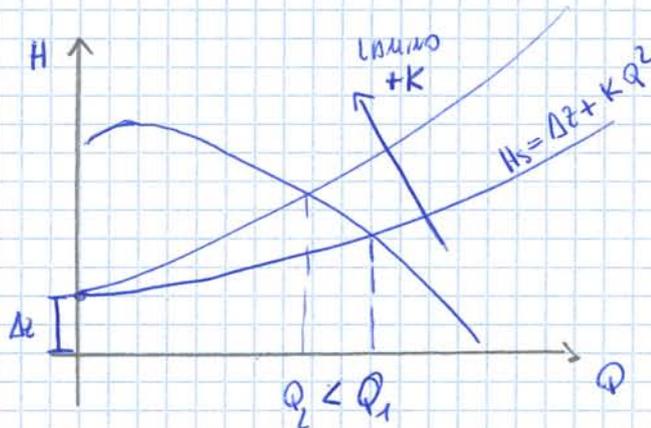


BLO POMPA
POSSED COMP.

2) $\dot{m} = \sum_{i=1}^n p_i \sqrt{\frac{M}{L_i}}$
 ↳ cambia il n° di L_i nel tempo
 x il peso tutto ok

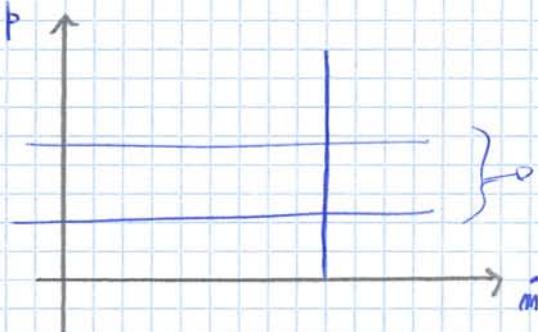
1) ALU maximo, is pouro se se scorge?

Tormentone



Ke' tanto a
 come di
 p

Vannetich



↳ se cambio non cambia
 nulla!

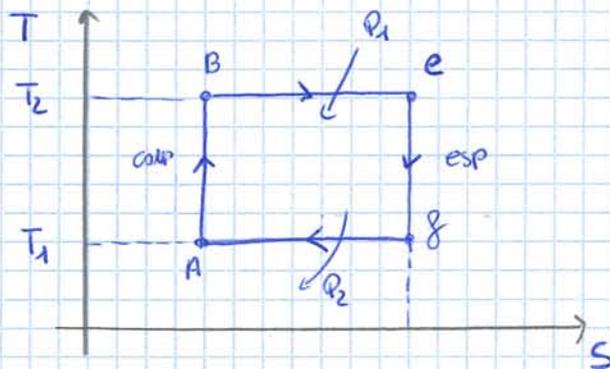
$\dot{m} = \sum_{i=1}^n p_i \sqrt{\frac{M}{L_i}}$
 $Q = \sum_{i=1}^n p_i \sqrt{\frac{M}{L_i}}$
 (no parte x Hp) = $\sum_{i=1}^n p_i$
 NON CAMBIA NEUN L'ALTEZZA

16/12

Ispunti Termodinamica

• Ciclo Termodinamico

Ciclo di Carnot



~~il ciclo di Carnot
il tempo che costa~~

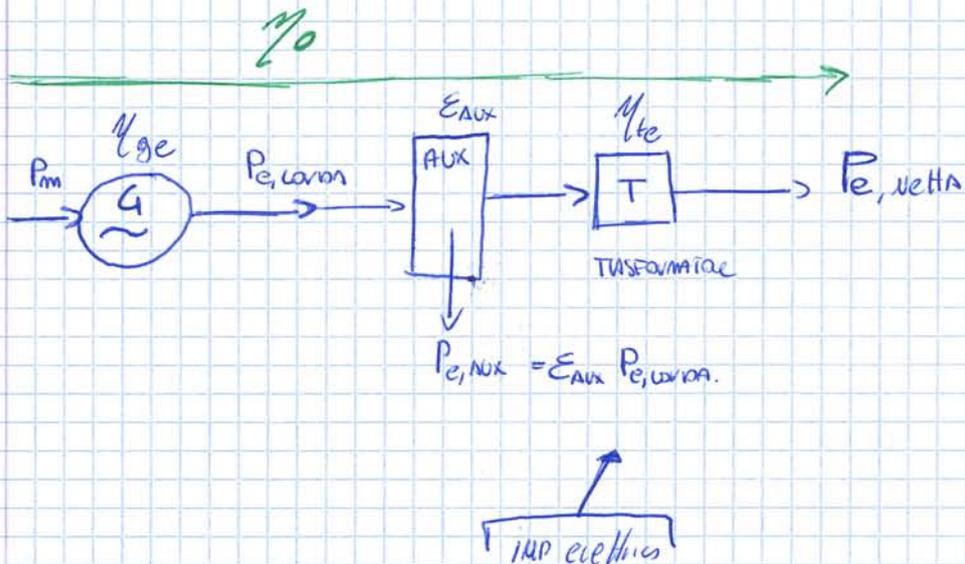
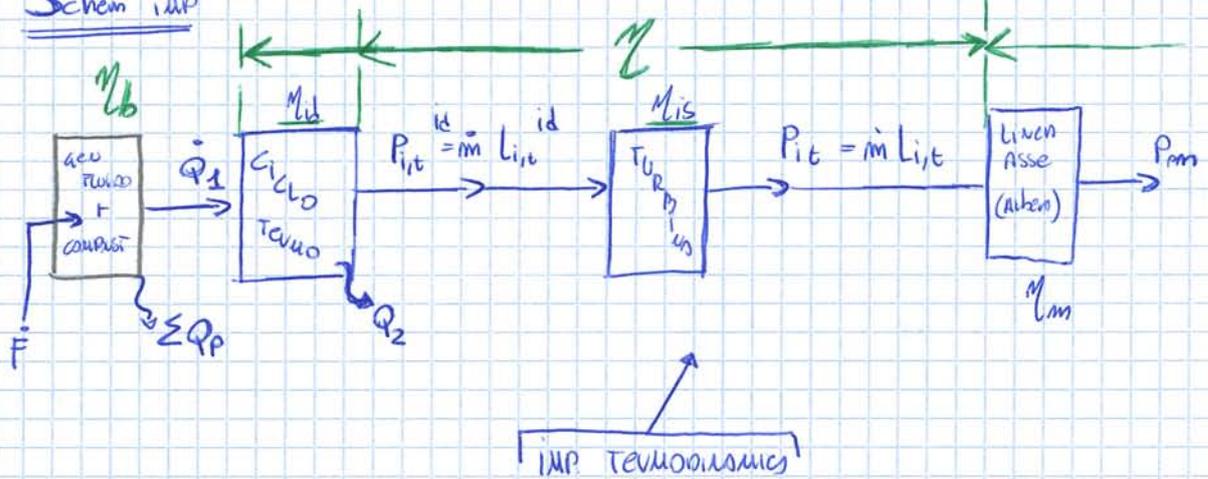
$$Q_1 = \int_B^e T ds = T_1 \Delta S$$

$$Q_2 = - \int_f^A T ds = T_2 \Delta S$$

I°) $Q_e + L_i = \cancel{\Delta T} + \cancel{\Delta T}_{c, g, cf} \approx 0$ x ke ciclo

$$L_i = Q_e \text{ (x conv. scelti)} = Q_1 - Q_2 = \Delta S (T_1 - T_2)$$

Schem imp



19/12

1) η_ciclo

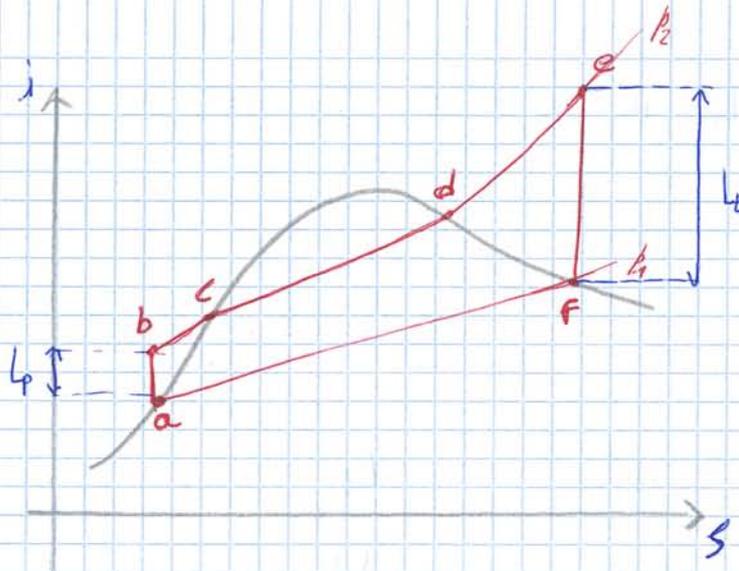
$$\eta = \frac{L_i}{Q_1}$$

$$\eta_{id} = \frac{L_{i,id}}{Q_1}$$

dove L_i misura?

$$\eta = \frac{\dot{m} L_i}{\dot{m} Q_1} = \frac{P_i}{Q_1}$$

SONO TRO
CICLO e FINE TURBINA



a-b-c sono
 Maio lavoro in
 pompa ↗

9/01

$$\begin{cases} L_t = h_c - h_f & \text{TORRINA} \\ L_p = h_b - h_a & \text{POMPA} \end{cases} \quad L_t \gg L_p$$

$$\begin{cases} Q_1 = h_e - h_b & \text{GEN. VAP} \\ Q_2 = h_f - h_a & \text{CONVERSIONE} \end{cases}$$

$$L_i = L_t - L_p$$

$$L_p = \sigma (p_2 - p_1)$$

$$\downarrow$$

$$\frac{10}{100} \times 10^5 = 9 \text{ bar!}$$

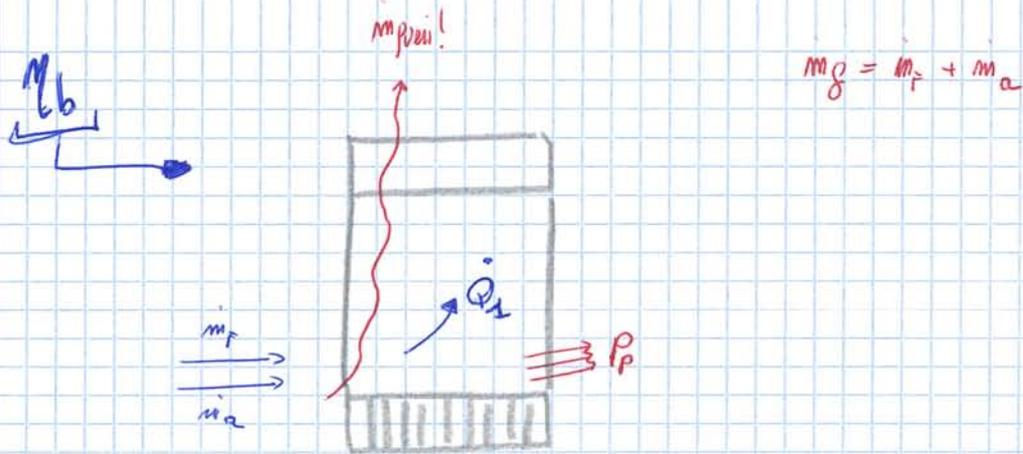
anche se ho $\Delta p = 50 \text{ bar}$

$L_p = 5 \text{ kW!}$

$$\Rightarrow L_i \approx L_t$$

• Dove va L_p ? in η_{AUX}
 come Rend. di
 POT. successivo!

NON DIRETTIVO!



Ho $P_{cam} \Rightarrow \dot{Q}_S = Q_{cam}$

Perdite alla parete

Perdite per incombusti (x combust scarsi e uguri, - x CO_2)

Nei sonni anche "aerari"

↓
si rubano parte del mio calore.

$$\dot{m}_b = \underset{\substack{\downarrow \\ \text{Biomasse} \\ \text{, rifiuti...}}}{0,8} - \underset{\substack{\downarrow \\ \text{gas}}}{0,23} \quad (\text{no caso!})$$

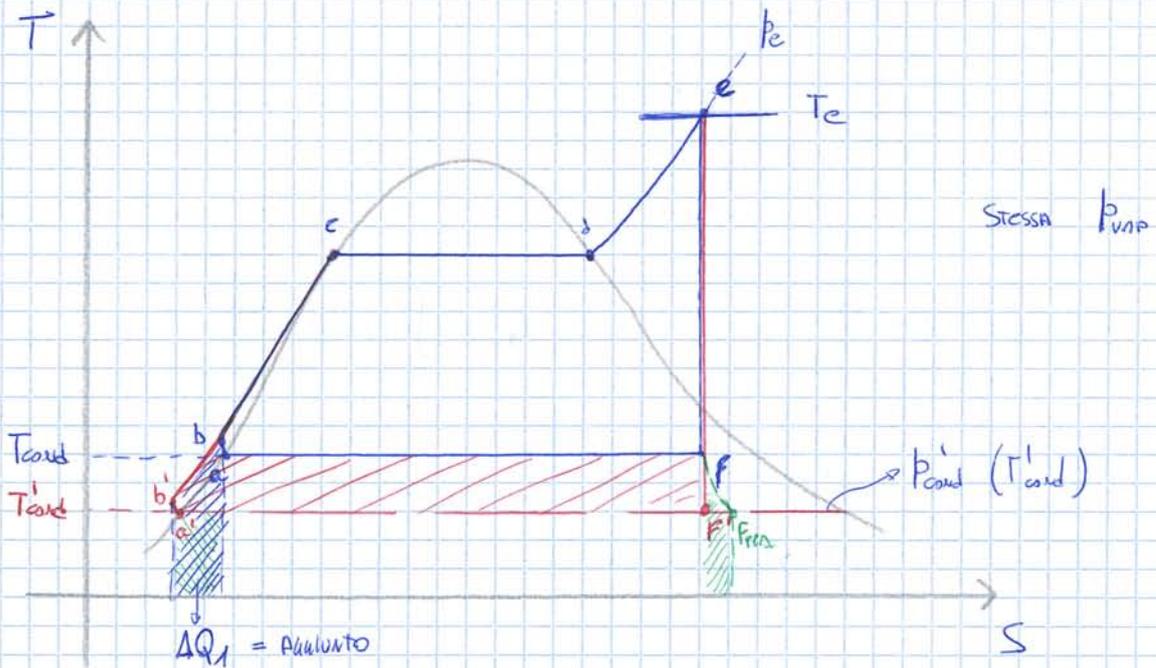
(HP) → bilanciamo sul ciclo.

12/01

• MOI PER INCREMENTARE I RENDIMENTI

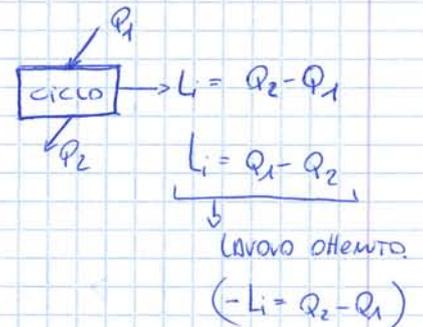
• ① INTERVENTO SU T_{cond}, ABBASSO T_{cond}

T_{cond} ↓



/// = ABBASSO T_{cond}

nel ciclo TS $\Rightarrow \int T ds = Q$

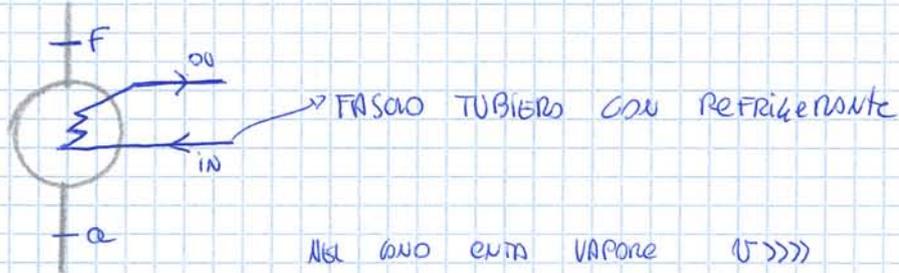


$\oint T ds = L_i \Rightarrow$ ABBASSIAMO T_{cond} HO
AUMENTATO L'AREA DEL CICLO

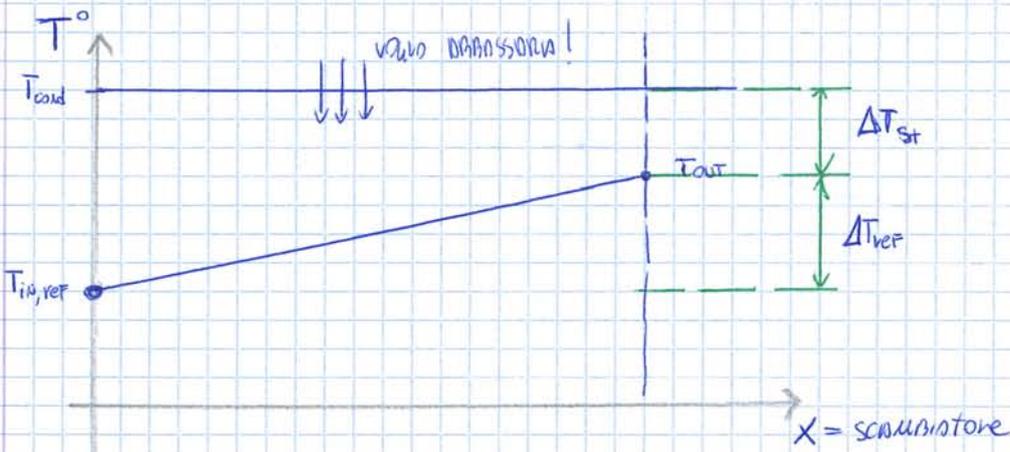
$\Rightarrow +L_i$ e $+P_i$ poiché \dot{m} non cambia

Liq in → CONDENSATORE

è uno scambiatore che lavora con fluido bifase



Nel lato entra Vapore (V>>>)
esce liquido (L<<<<)



Dovrei avere una T_{ref}^o molto bassa

così da poter abbassare T_{cold}

⇒ Liq ref cos è?

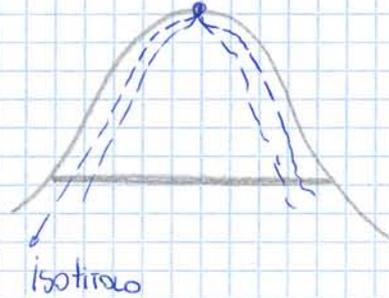
NON POSSO PRODURRE DA FIDUCIEU
PER BIG MW ⇒ CONSUMO TUTTO NEL
FRIGO, "O SENSO"

⇒ ARRIVA DA AMBIENTE, H_2O DA BACINI
Aria esterna } HA UNA T^o
variabile

Bilancio sullo scambiatore

$$\dot{m}_v (i_g - i_a) = \dot{m}_{H_2O} c_{p,H_2O} \Delta T_{H_2O}^o$$

INOLTRE $X = \frac{m_v}{m_v + m_{liq}}$



$$\dot{m}_v \cdot X \cdot \Delta i_{vap} = \dot{m}_{H_2O} c_{p,H_2O} \Delta T_{H_2O}^o$$

$$\left\{ \begin{aligned} c_{p,H_2O} &= 4,186 \frac{kJ}{kg} \approx 4 \end{aligned} \right.$$

$$\left\{ \begin{aligned} \Delta i_{vap} &\approx 2400 \frac{kJ}{kg} \quad (\text{dipende da } P_{\text{camp}}) \end{aligned} \right.$$

$$\boxed{Nb} \Rightarrow \boxed{\dot{m}_{H_2O}} = \frac{\dot{m}_v \cdot X \cdot \Delta i_{vap}}{c_{p,H_2O} \Delta T_{H_2O}} = \boxed{\frac{600}{\Delta T_{H_2O}} - \dot{m}_v}$$

$\approx 600 (x=1) - 500$

in un pig impianto

$$\dot{m}_v \approx 1000 \frac{T}{h}$$

$$\dot{m}_{H_2O} \approx 600 \cdot 000 \frac{T}{h} !!!$$

Mi serve tantissima H₂O!

MA...

INOLTRE \Rightarrow esempio $T_{H_2O, in}$ variabile solve un altro problema

$$T^{\circ} = 25^{\circ} \text{ (Inverno)} \quad p = 0,032$$

$$T_{\text{cold}}^{\circ} = 35^{\circ} \quad p_{\text{out}} = 0,056 \text{ bar}$$

$$T = 45 \text{ (estate)} \quad p = 0,095 \text{ bar}$$

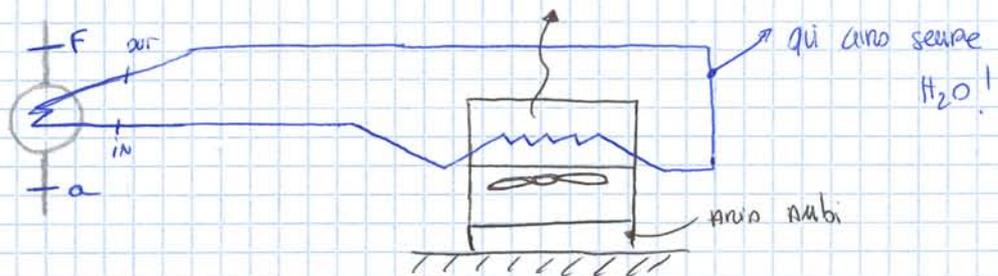
vinco molto, e
il mio vero
potenza a questo
p!

$\Rightarrow M \neq$ costante l'anno

Se non posso rispettare, spesso o conchi dimenzioni!

◆ Se non ho H_2O ?

RAFFREDDO AD ARIA



RAFFREDDO H_2O con ARIA

$$\Delta T_{ST} \approx 30^{\circ} \gg \Delta T_{ST H_2O}!$$

$$\Delta T_{Fr} = 20^{\circ}$$

$$\text{se } T_{\text{AMB}} = 40^{\circ} \text{ (estate)}$$

$$T_{\text{cold}} \approx 80-90^{\circ}$$

$$p = 1 \text{ bar quasi!}$$

T_{cold} solo acqua + Aste con ARIA

$$L_i = Q_1 - Q_2$$

$$\eta = 1 - \frac{Q_2}{Q_1}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \Delta Q_1 \Rightarrow \text{MARGINE PICCOLO} \\ Q_1 = 1e - 1b - ia \\ Q_2 = 1f - ia \\ \Delta Q_2 \end{array} \right.$$

$$\underline{ia = ia'}$$

$$\eta' = 1 - \frac{Q_2' < Q_2}{Q_1' < Q_1}$$

↓
A MARGINE PIÙ

$$\Rightarrow \left\{ \begin{array}{l} \eta' > \eta \\ L_i' > L_i \\ P_i > P_i \end{array} \right.$$

OK anche
↑ PUMP

$$\boxed{\uparrow \text{PUMP} \Rightarrow +\eta + L_i + P_i}$$

NB • Problem $X' < X$, FINO A QUANTO POSSO ACCETTARLO?

PRIMA DI TRATTARLO ANDIAMO A VEDERE L'ULTIMO
MODO X ALZARE η , ANCHE ALL'ULTIMO →

In più \rightarrow $x' > x$!

• Limiti \rightarrow ANALIZZIAMO SIN DI ① DI ② DI ③ PARCHI LEGATI

1° Materiali, $T_{e,max}$ DEI MATERIALI, e DEI COMBUSTIBILI

PUNTI + SOLLECAMI SONO \Rightarrow TURBINO

SURRISCALDATORE

IN PARTICOLARE QUEST'ULTIMO



\Rightarrow NON SONO E' SOLLECITATO DA $T_{e,max}$ (COME TURBINO)

IN PIU', ESSENDO UNO SEMPLI, VEDE DAU'UNO PUNTO

I FUMI CALDI AD ELEVATA T°

h SCRITO $\uparrow T^\circ$ parete

Devo garantire la vita nel tempo

$$\begin{cases} \tau = \text{ore equivalenti} \\ \tau = \frac{E_e}{P_{nom}} \end{cases}$$

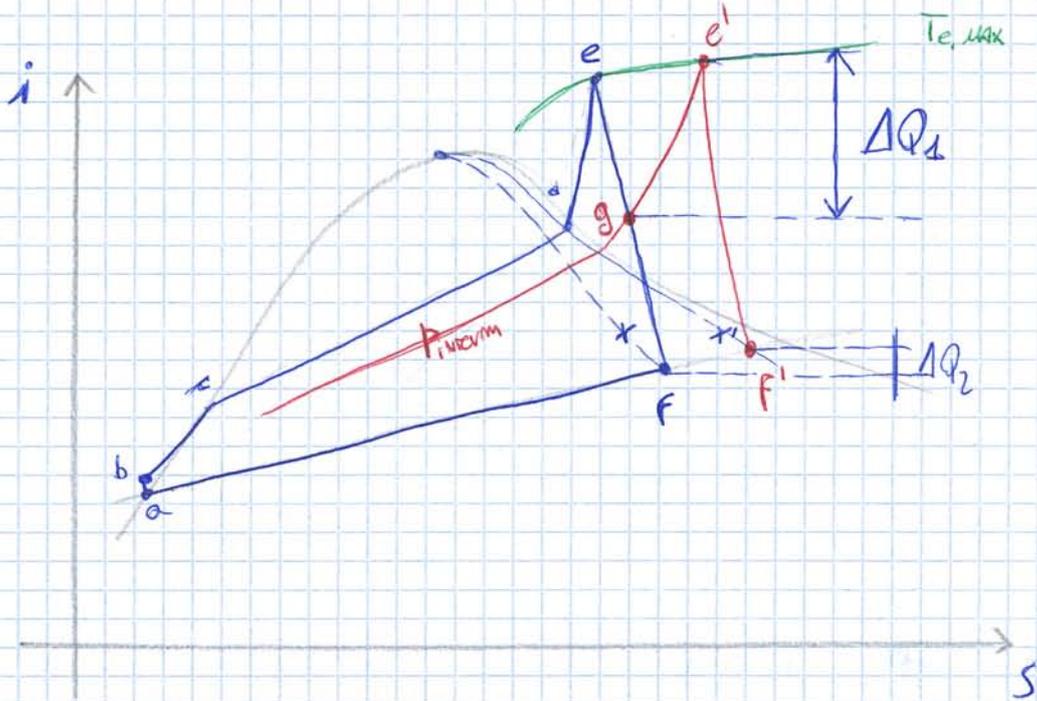
$\tau \approx 6000 - 7200$ QUANDO IT OK!

Devo garantire che non si rompa e corroda! in τ !

Limite max ep/leghe = 600° (se uso combust pulito)

$T_{e,max} = 460^\circ$! $p = 60 \text{ bar}$ $\left\{ \begin{array}{l} \text{si vuole} \\ \text{nuovo.} \end{array} \right.$

Come BYPASSARE PROBLEMI DI p_f e x , ~~...~~



~~///~~ = NO LIM DI $x \geq x_{mi}$ \rightarrow di conseguenza p

~~///~~ = intervento in punto g, surriscaldamento e nuovo in un'ALTRA TURBINA di Piremeda.

1) $x' > x$

2) $|\Delta Q_1| > |\Delta Q_2|$ per omogeneità isobare

\Rightarrow Mi conviene? $L_1' > L_1$ sicuro, x_{le} no + AREA
MA ANCHE DA

$Q_1' - (Q_2 \approx Q_2')$

Alto $P \Rightarrow + \eta$

SVANTAGGIO \Rightarrow HO DUE PUNTI A RISCHIO! c, e'
 solo due impianti unici $\$$

NO DI SICURO CON BIOMASSE O RIFIUTI VISIO MASSIMO RISCHIO

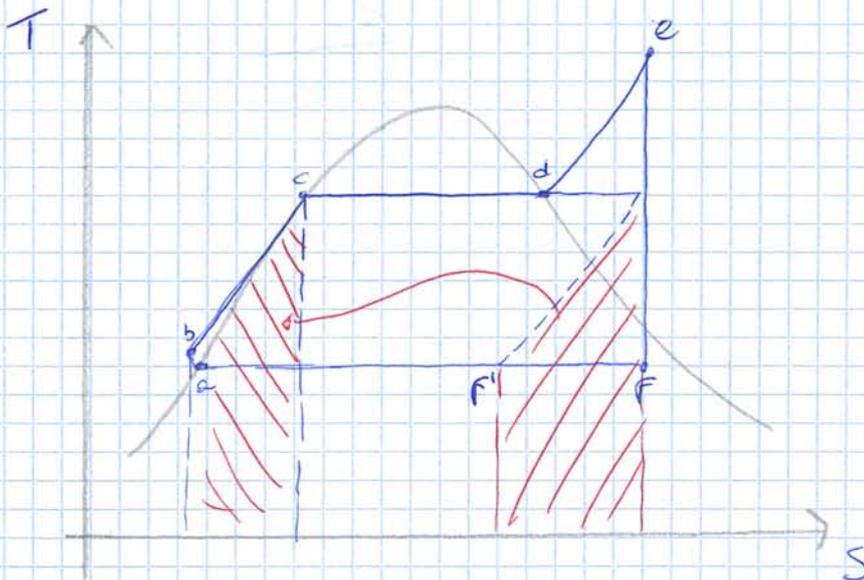
● RIGENERAZIONE



MI ARRABATE TUTTO, È IL PESO DEL CICLO
 COME POSSO ELIMINARE?

R_{ig} \Rightarrow Prevedere di prevedere calore da esp.

TEORICO



FACCIO PASSARE IL
 FLUIDO NEW PNEUMOTON
 DEL TEMPO COSÌ
 DA SCAMBIARE ED
 EVITARE DI PERDERE
 SOMMINISTRARE Q_+ !

SPARISCE ANTICAMENTE
 M_I , LA ZENON.

Bilancio sembro.

$$m \dot{i}_b' + y m \dot{i}_g = (1+y) m \dot{i}_a'$$

$$(\dot{i}_a' - \dot{i}_a) = y (\dot{i}_g - \dot{i}_a')$$

$$y = \frac{\dot{i}_a' - \dot{i}_a}{\dot{i}_g - \dot{i}_a'}$$

Devo aggiungere AL 100% del portafoglio (Morto di 10%)

● INTRODUCO →
$$\begin{cases} R = \text{GRADO DI RIGENERAZIONE} \\ R = \frac{\dot{i}_a' - \dot{i}_a}{\dot{i}_c - \dot{i}_a} \end{cases}$$

$$y = R \frac{(\dot{i}_c - \dot{i}_a)}{(\dot{i}_g - \dot{i}_a')}$$

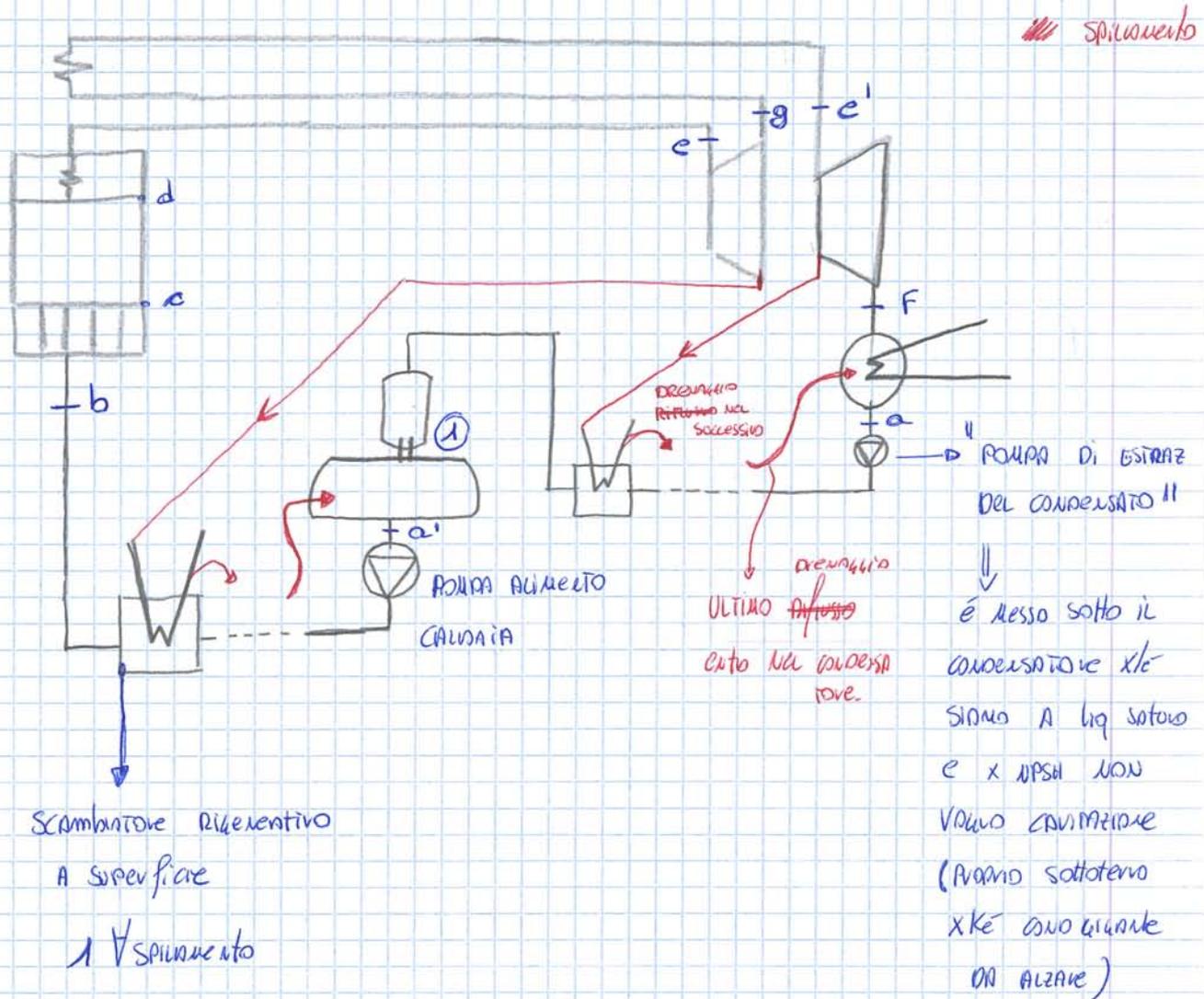
\dot{i}_a' = valore che si ha sat. a P_g

e' ovvio!

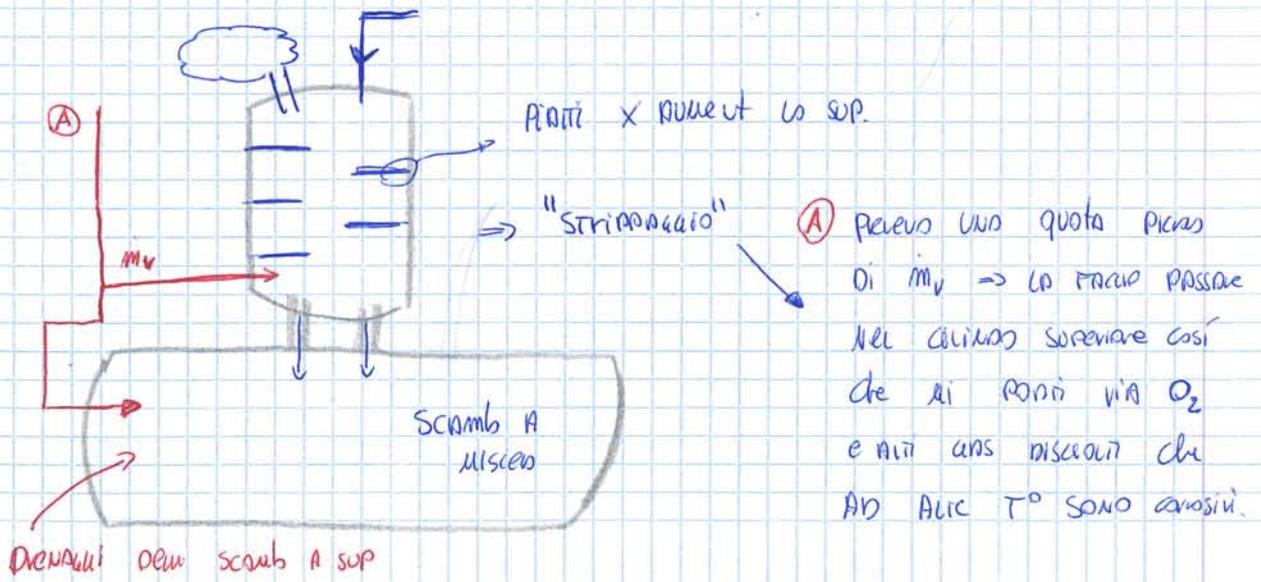
$$\dot{Q}_1' = m(1+y) (\dot{i}_c - \dot{i}_b') \Rightarrow \text{cresce, } \dot{i}_b' \neq \text{costante}$$

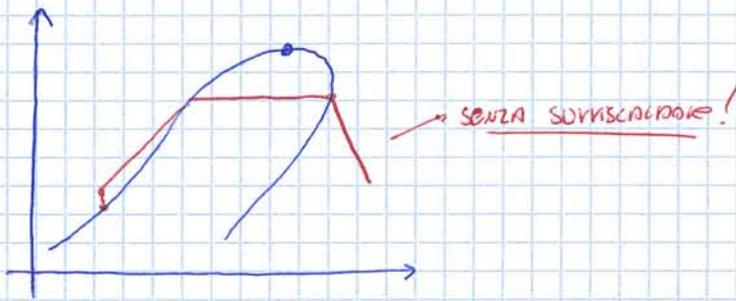
$$\dot{Q}_2 = m (\dot{i}_g - \dot{i}_a) = \dot{Q}_2 \Rightarrow \text{stabile}$$

$$\dot{P}_i = m (\dot{i}_c - \dot{i}_g) + y m (\dot{i}_c - \dot{i}_g)$$



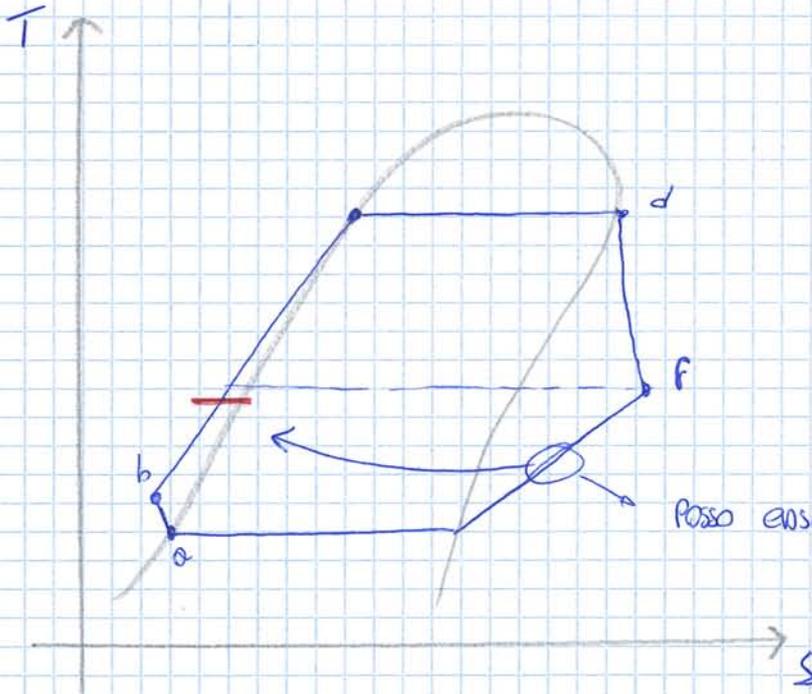
① DEGIASATORE o scamb. rigenerativo a miscela





Posso usare T^0 + base!

↓
 idem x lavoro a biomasse, infatti ecc... gestisce...

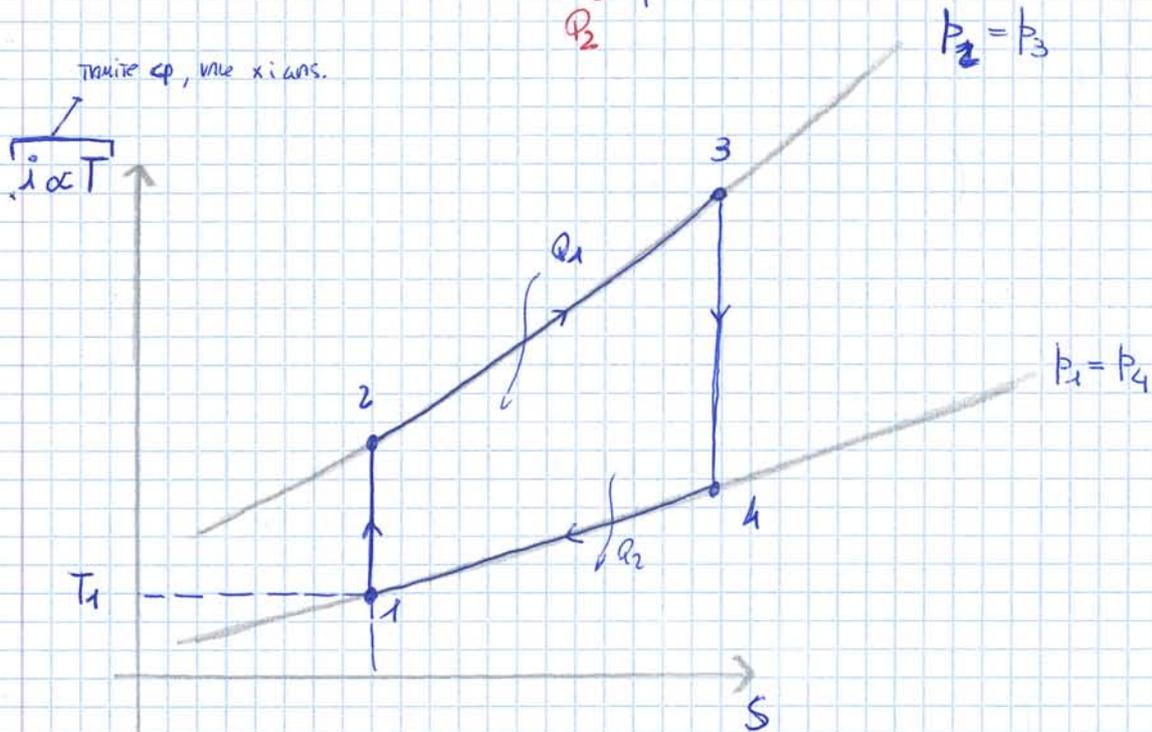
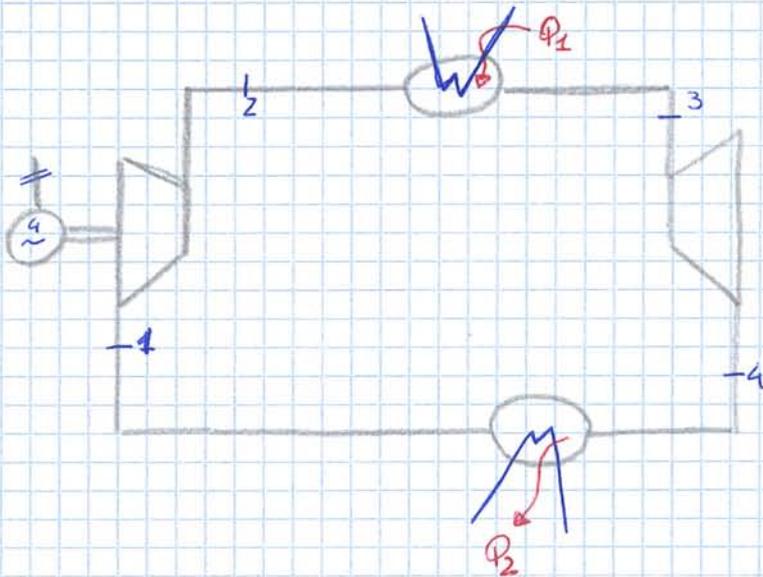


Posso easily rilevare con questo!
 e + parte
 perenne
 , siamo fuori tempo

TRave 1-2 MW
 10 MW → parte

100kW! $T^0 = 150^\circ$

Ciclo ideale - chiuso "Ciclo Joule"



① il punto 1 è nel ramo piùumente usato che ~~asano~~ ~~na~~ li

compressore \rightarrow

$$\begin{cases} l_{1c} = c_p (T_2 - T_1) = c_p T_1 \left(\beta^{\frac{k-1}{k}} - 1 \right) \\ \beta = \frac{p_2}{p_1} \end{cases}$$

⇒ quindi $\beta \rightarrow \infty$



ciclo di Carnot

$$\eta_c = 1 - \frac{T_{inf}}{T_{sup}}$$

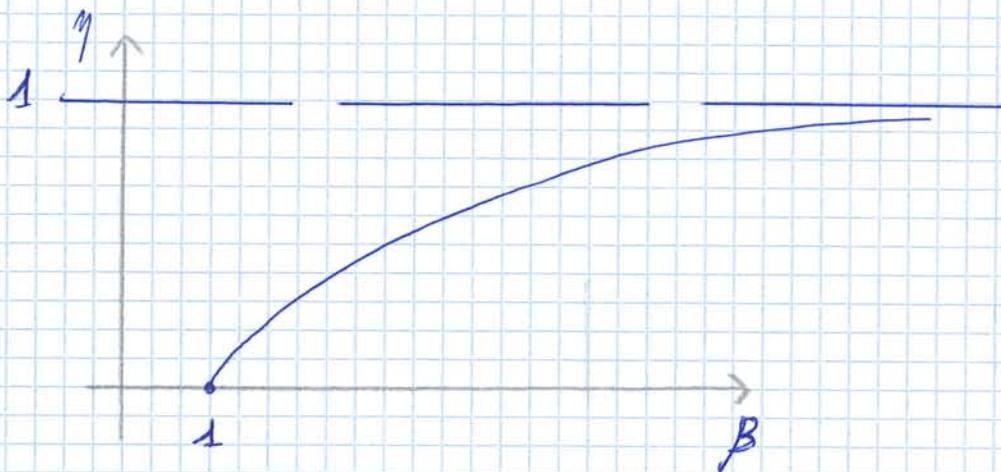
IL ciclo di Carnot è ANCHE una compressione isentropica

$$\eta = 1 - \frac{1}{\beta^{\frac{k-1}{k}}} \rightarrow \text{lo posso scrivere } \forall \text{ ds ciclo!}$$

MA visto che η dipende solo da β e $k \Rightarrow \underline{\eta_{\text{cost!}}}$

⇒ nell'ideale! $\eta = \frac{L_i}{Q_1} = 1 - \frac{1}{\beta^{\frac{k-1}{k}}}$

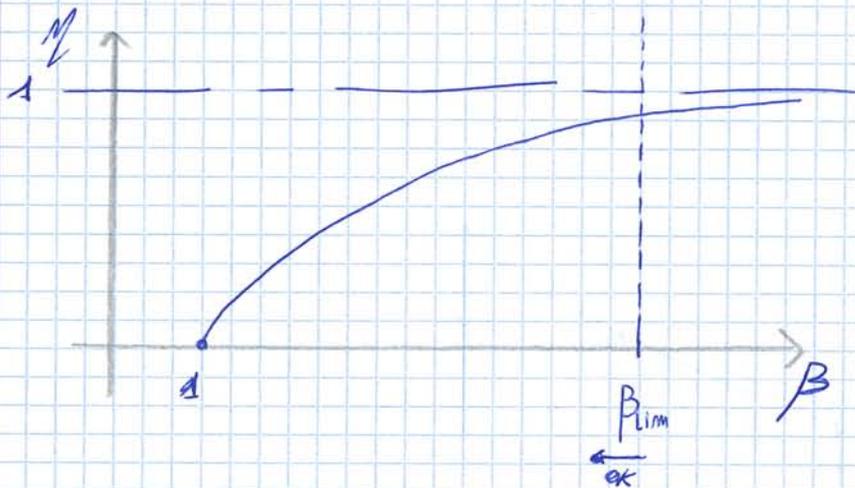
Veniamo da $+ \beta + \eta$



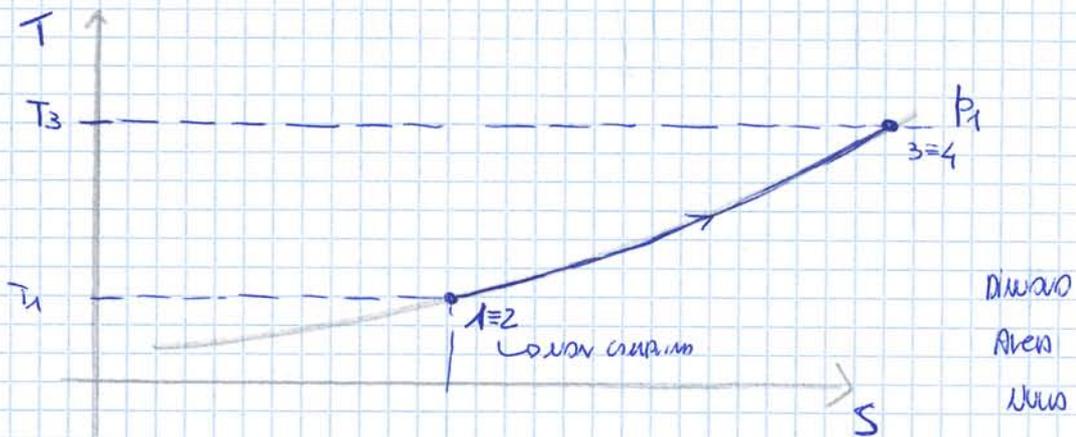
quindi, ALZO β a ussella \rightarrow avere davvero?

Area del ciclo è 0! $L_i = 0!$ \Rightarrow inutile.

Abbiamo già trovato un limite a β dato da β_{lim}

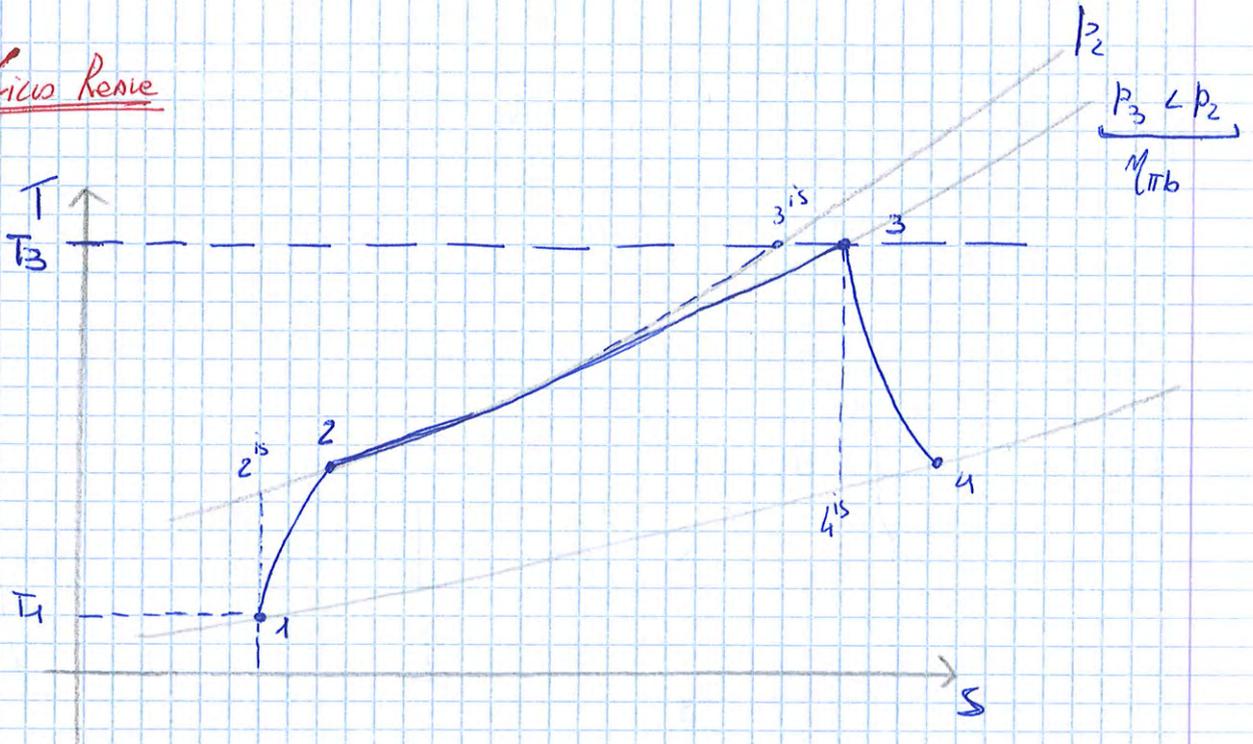


Proviamo a fare opposto $\rightarrow \beta = 1 = \beta_{min}$



$L_i = 0!$

Ciclo Rankine

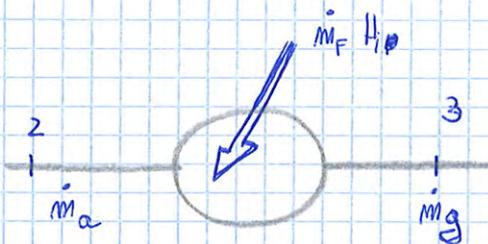


$$L_{i,c} = c_{pa} T_1 \left(\beta_c^{\frac{1}{\gamma_4} \frac{k-1}{k}} - 1 \right)$$

$k \approx 1,4$

$c_{pa} \Rightarrow$ devo specificarlo
 xlc nel rankine no
 ciclo sono 1 Fulgor!

• 2 → 3 c'è la combustione



$$\dot{m}_a + \dot{m}_f = \dot{m}_g$$

• il combustore ha 2 reagenti

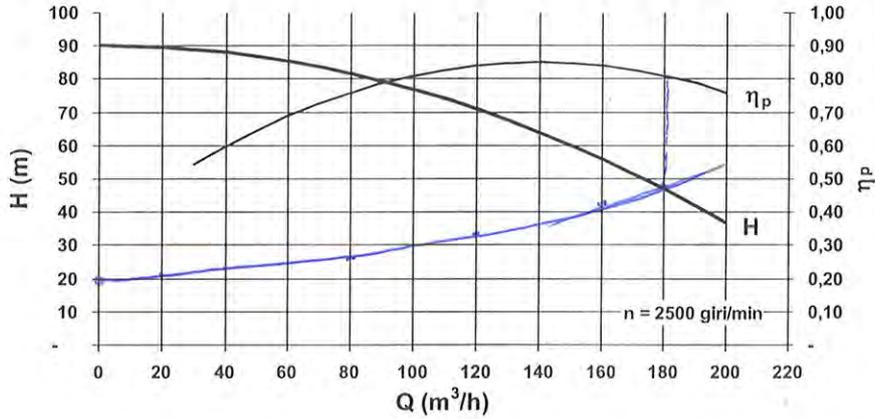
$$\left\{ \begin{aligned} \dot{m}_b &= \text{rendimento orario, metri} \\ & (0,992 - 9,998) \\ \dot{m}_{\pi b} &= \frac{p_3}{p_2} \text{ costante di } \beta \end{aligned} \right.$$



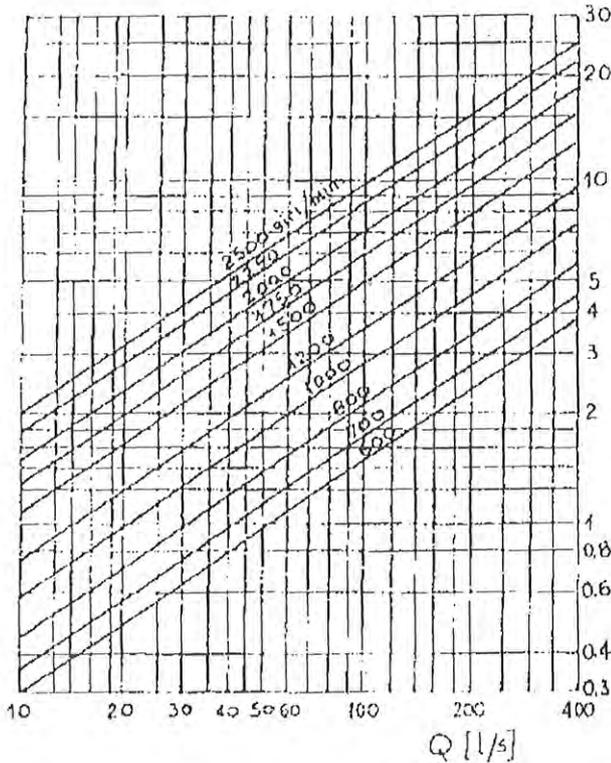
POLITECNICO DI TORINO

Dipartimento Energia

CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA ENERGETICA
CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA DEI MATERIALI



5. Una pompa idraulica solleva 90 l/s di acqua fra due bacini, ruotando alla velocità di 800 g/min. La bocca di aspirazione è posta 3 m sopra il bacino di prelievo. La condotta presenta perdite di carico che variano con il quadrato della velocità della corrente e che, in corrispondenza della portata di 100 l/s, valgono (rispetto alla lunghezza della condotta stessa) $Y/l = 0,6$ m/m (metri di colonna di acqua per ogni metro lineare). Si assumano condizioni ambiente di 1 bar e 20°C. Con l'aiuto del diagramma e della tabella allegati si determini il valore di NPSH disponibile, per verificare che la pompa risulti in condizioni di cavitazione nelle descritte condizioni di funzionamento. Si valuti inoltre, a parità di portata, la massima velocità di rotazione compatibile con l'assenza della cavitazione.



p 10^{-3} bar	t $^{\circ}C$	D 10^{-3} bar	t $^{\circ}C$	p 10^{-3} bar	t $^{\circ}C$	D 10^{-3} bar	t $^{\circ}C$
0,00133	-74,33	1,33	-17,33	33,3	25,87	200,0	60,00
0,00267	-60,63	2,67	-12,84	34,7	26,63	213,3	61,49
0,00400	-67,08	2,67	-9,73	38,0	27,17	226,6	62,81
0,00533	-66,08	3,33	-7,18	37,3	27,79	240,0	64,00
0,00667	-63,50	4,00	-5,06	38,7	28,39	253,3	65,28
0,00800	-62,20	4,67	-3,24	40,0	28,98	266,6	66,44
0,00933	-61,08	5,33	-1,65	42,7	30,10	280,0	67,54
0,0107	-60,10	6,00	-0,72	45,3	31,16	293,3	68,60
0,0120	-68,23	6,67	1,21	48,0	32,17	306,6	69,63
				50,7	33,13	320,0	70,61
0,0133	-58,45	8,00	3,77				
0,0267	-53,14	9,33	5,98	53,3	34,05	333,3	71,68
0,0400	-49,90	10,7	7,93	58,0	34,83	346,6	72,48
0,0533	-47,55	12,0	9,66	58,7	35,77	360,0	73,37
0,0667	-45,60	13,3	11,24	61,3	36,58	373,3	74,24
0,0800	-44,15	14,7	12,69	64,0	37,36	386,6	75,07
0,0933	-42,83	16,0	14,03	66,7	38,12	400,0	75,89
0,107	-41,67	17,3	15,26	73,3	39,69	426,6	77,44
0,120	-40,64	18,7	16,42	80,0	41,53	453,3	78,63
				86,7	43,08	480,0	80,88
0,133	-39,71	20,0	17,61	93,3	44,48	506,6	81,67
0,267	-33,41	21,3	18,54				
0,400	-29,65	22,7	19,61	100,0	45,83	533,3	82,98
0,533	-26,74	24,0	20,43	106,7	47,10	560,0	84,19
0,667	-24,52	25,3	21,31	113,3	48,30	586,6	85,38
0,800	-22,67	26,7	22,16	120,0	49,44	613,3	86,52
0,933	-21,09	28,0	22,96	126,7	50,53	639,9	87,02
1,07	-19,70	29,3	23,72	133,3	51,57	666,6	88,68
1,20	-18,46	30,7	24,48	140,7	53,63	733,3	91,19
		32,0	25,18	180,0	66,34	786,6	93,51
				173,3	67,03	866,6	95,68
				186,7	68,60	933,3	97,71
						969,9	99,63

Dipartimento Energia
Politecnico di Torino Corso Duca degli Abruzzi, 24 - 10129 Torino - Italia
tel: +39 011.090.4485 fax: +39 011.090.4499



**POLITECNICO
DI TORINO**

Dipartimento Energia

CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA ENERGETICA
CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA DEI MATERIALI
Fondamenti di Macchine (ing. A. Poggio)

ESERCITAZIONE | Moto dei fluidi nei condotti

1. Un ugello semplicemente convergente, del quale sono note le condizioni di monte (5 bar, 150 °C e velocità trascurabile) e la pressione di valle (2 bar), lascia passare una portata di 3 kg/s di aria ($R = 287 \text{ J/kgK}$, $k = 1,4$). Considerando che nell'ugello si svolge un'espansione isentropica, calcolare la velocità e la temperatura nella sezione di sbocco; calcolare inoltre la nuova portata dell'ugello se si trovi ad operare con differenti condizioni di monte pari a 10 bar e 300°C, e con una pressione di valle di 4 bar.
2. In un ugello semplicemente convergente, si espande elio (massa atomica $\mu = 4 \text{ kg/kmol}$, $k = 1.667$) che si trova a 8 bar e 25°C con una velocità di ingresso di 120 m/s. Sono noti la pressione nell'ambiente di valle, pari a 2 bar, e il diametro dell'ugello nella sezione circolare di sbocco, pari a 4 cm. Calcolare la velocità e la portata in uscita nell'ipotesi di espansione isentropica all'interno dell'ugello. Calcolare inoltre la pressione di laminazione necessaria per ridurre la portata del 30% rispetto alle condizioni iniziali, a parità di condizioni a monte e a valle dell'ugello.
3. Un ugello convergente-divergente opera in condizioni di progetto espandendo isentropicamente aria ($R = 287 \text{ J/kgK}$, $k = 1,4$). Nella sezione ristretta, di area $A_r = 100 \text{ cm}^2$, si ha una velocità pari a 400 m/s e una pressione di 1 bar. La pressione allo sbocco è pari a 0.1 bar. Calcolare la portata, la velocità dell'aria e l'area della sezione di sbocco; determinare inoltre la pressione e la velocità nella sezione di sbocco qualora l'ugello lavori in condizioni limite.
4. In un ugello convergente-divergente del distributore di una turbina a vapore si fanno espandere 3.5 kg/s di vapore d'acqua da 30 bar e 500°C (con velocità in ingresso trascurabile) fino a 10 bar. Ammettendo isentropica l'espansione, calcolare la sezione finale del condotto e valutare l'area della sezione ristretta.
5. Un ugello isentropico smaltisce una portata di 10 kg/s di ossigeno ($R = 8314 \text{ J/kmolK}$), a partire dalle condizioni di ingresso 10 bar e 300°C (con velocità trascurabile) fino alla pressione di uscita di 1 bar. Sapendo che in tali condizioni l'ugello è adattato, determinarne la geometria e calcolare la temperatura e la velocità di efflusso.
6. Ad un ugello adiabatico con resistenze passive perviene azoto a 7 bar e 500°C con velocità di ingresso pari a 100 m/s. Sapendo che la sezione di sbocco è pari a 2 cm² e che le condizioni di adattamento si verificano per una pressione di sbocco di 2 bar e 300°C, trovare la portata, la velocità di sbocco e il valore di L_w .

Dipartimento Energia

Politecnico di Torino - Corso Duca degli Abruzzi, 24 - 10129 Torino - Italia

tel. +39 011 090 4411 - fax +39 011 090 4499

altri contatti: energia@polito.it - www.polito.it/energia



**POLITECNICO
DI TORINO**

Dipartimento Energia

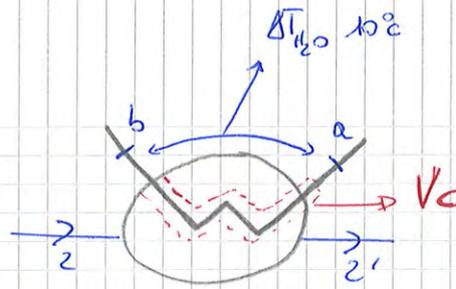
CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA ENERGETICA
CORSO DI LAUREA IN INGEGNERIA DEI MATERIALI

6. Considerando il ciclo analizzato all'esercizio 5, calcolare la portata di aria (\dot{m}_a), la portata di combustibile (\dot{m}_f) e la portata dei gas (\dot{m}_g) necessari a realizzare un impianto di potenza utile pari a 100 MW.
Si consideri un potere calorifico $H_f=8250 \text{ kcal/Sm}^3$ e una densità del combustibile $\rho_g=0.94 \text{ kg/Sm}^3$.
Si calcoli inoltre il valore di potenza entrante (\dot{E}) e la portata volumetrica di combustibile (\dot{v}).

Dipartimento Energia

Politecnico di Torino Corso Duca degli Abruzzi, 24 – 10129 Torino – Italia
tel: +39 011.090.4485 fax: +39 011.090.4499

Per b norma di $H_2O \rightarrow$



$$\dot{Q} = \dot{m}_{AVA} \cdot Q_{e,AVA} = \dot{m}_{H_2O} \cdot Q_{e,H_2O}$$

$$\int_a^b Q_{e,H_2O} + L_i = \Delta i + \cancel{\Delta e} - c_{p,H_2O} (T_b - T_a) = 41860 \text{ J}$$

$$\dot{m}_{H_2O} = \frac{\dot{m}_{AVA} |Q_{e,AVA}|}{c_{p,H_2O} \Delta T_{H_2O}} = 2,53 \text{ Kg/s}$$

$$\frac{\text{Kg}}{\text{s}} = \frac{\frac{\text{Kg}}{\text{s}} \cdot \frac{\text{J}}{\text{Kg}}}{\frac{\text{J}}{\text{KgK}} \cdot \text{K}} = \frac{\text{J}}{\text{s}} \cdot \frac{\text{Kg}}{\text{J}}$$

$$\text{caso (A)} \quad L_i = \frac{v_B^2}{2} + gh = 198,2 \frac{\text{J}}{\text{kg}}$$

$L_w \approx 0$ sia nei tubi che nella pompa

$$\text{(B)} \quad L_i = 0,15 L_i + \underbrace{gh + \frac{v_B^2}{2}}_{198,2}$$

$$L_i = 233,2 \frac{\text{J}}{\text{kg}}$$

$\dot{m}!$ $\dot{m} = \rho A v$ $\text{cannucio in B e poi so che è simmetrico}$

$$\dot{m} = 1000 \cdot \frac{\pi d^2}{4} \cdot v_B = 15,7 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$$

$$\text{(A)} \quad P_a = 3208 \text{ W} = 3,3 \text{ kW}$$

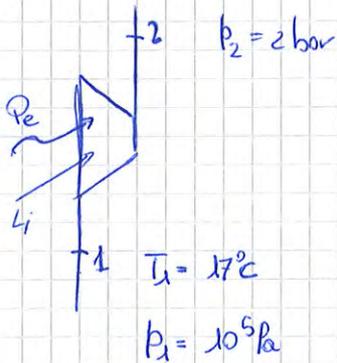
$$\text{(B)} \quad P_a = 3,77 \text{ kW}$$

$$Q_e = \Delta i - L_i = 28,2 \frac{\text{KJ}}{\text{kg}}$$

$$Q_e = \dot{m} Q_e = 52,875 \text{ kW}$$

$$\frac{\text{kg}}{\text{s}} \cdot \frac{\text{KJ}}{\text{kg}}$$

ES4



$$\Delta E_{c,s,i} \approx 0 \quad \text{Hp}$$

$$c_p = 1004,5 \frac{\text{RJ}}{\text{kgK}}$$

$$k = 1,4$$

L_i ? Q_e ? L_u ?

$$I^\circ) \quad Q_e + L_i = \Delta i = c_p (T_2 - T_1)$$

A) isentropia

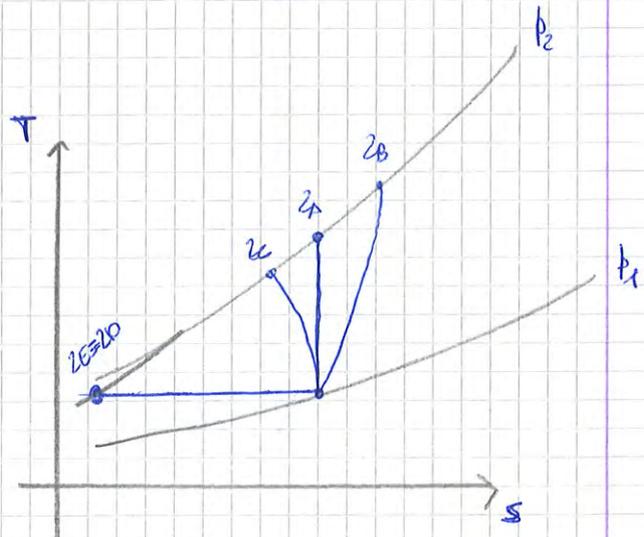
$$I^\circ) \quad \underset{=0}{Q_e} + L_i = c_p (T_{2A} - T_1)$$

$$T_{2A} \text{ ?} \quad \text{Poisson} \quad m = k = 1,4$$

$$\frac{T_{2A}}{T_1} = \left(\frac{p_2}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}}$$

$$T_{2A} = 80,3 \text{ }^\circ\text{C}$$

$$L_{iA} = 63,2 \frac{\text{KJ}}{\text{kg}}$$



$$\textcircled{D} \quad T_{20} = T_1 \quad L_w = 0$$

$$L_i = \int_1^{20} \frac{RT}{p} db = \frac{RT}{1000} \cdot \ln \left(\frac{p_{20}}{p_1} \right) = 57,7 \frac{\text{KJ}}{\text{Kg}}$$

$Q_c + L_i = \Delta h \stackrel{=0}{\rightarrow}$ xhc stessa T !

$$\textcircled{E} \quad L_{iE} = \int_1^? \frac{RT}{p} db + L_w = 73,9 \frac{\text{KJ}}{\text{Kg}}$$

Seznamo pame → sono in anche?

$$p_a = 0,528 \cdot p_1^{o'} = 5,28 \text{ bar} \quad \checkmark \text{ siamo in anche}$$

$$\frac{m_o}{m_o'} = \frac{A_u \frac{p_1^o}{\sqrt{RT_1^o}} \sqrt{k \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k+1}{k-1}}}}{A_u \frac{p_1^{o'}}{\sqrt{RT_1^{o'}}} \sqrt{k \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k+1}{k-1}}}} =$$

$$= \frac{\frac{p_1^o}{\sqrt{T_1^o}}}{\frac{p_1^{o'}}{\sqrt{T_1^{o'}}}}$$

$$m_o' = m_o \frac{p_1^{o'} / \sqrt{T_1^{o'}}}{p_1^o / \sqrt{T_1^o}} = 5,15 \text{ kg/s}$$

$$\dot{m} = 0,976 \text{ kg/s}$$

$$\frac{\dot{m}}{\dot{m}'} = \frac{p_1^0}{p_1^{0'}}$$

$$\frac{\dot{m}}{0,7 \dot{m}} = \frac{p_1^0}{p_1^{0'}}$$

$$p_1^{0'} = p_1^0 \cdot 0,7 = 5,6 \text{ bar}$$

è ancora critico → ✓ (si)

$$\frac{T_r}{T_1^0} = \frac{2}{k+1}$$

$$T_1^0 = 204,7^\circ\text{C}$$

$$p_1^0 = \frac{p_r}{\left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k}{k-1}}} = 1,89 \text{ bar}$$

$$m_1^0 = \frac{m_r}{\left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k}{k-1}}} = 15,217 \text{ kg/s}$$

$$p_1^0 m_1^0 = R T_1^0$$

$$\dot{m} = A_u \frac{p_1^0}{\sqrt{p_1^0 m_1^0}} \sqrt{2 \frac{k}{k-1} \left[\left(\frac{p_u}{p_1^0}\right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{p_u}{p_1^0}\right)^{\frac{k+1}{k}} \right]}$$

$$m_1^0 = \frac{R T_1^0}{p_1^0} = 0,725 \text{ m}^3/\text{kg}$$

$$A_u = 0,028 \text{ m}^2$$

$$\dot{m} = A_u p_u c_u$$

$$\frac{p_u}{p_1^0} = \left(\frac{p_u}{p_1^0}\right)^{\frac{1}{k}}$$

$$p_u = 0,169 \text{ kg/m}^3$$

$$c_u = 739 \text{ m/s}$$

SE LAVORO IN CONDIZ. LUCE ?

↓
APPROSSIMAZ. ELETTRICA

$$\left[\frac{\dot{m}_r A_r}{\dot{m}_u A_u} \right]^2 + \left[\frac{p_u - p_{cr}}{p_1^0 - p_{cr}} \right]^2 = 1$$

↓
RISOLVO PER p_u

TROVO 2 SOLUZIONI

$$\begin{cases} p_u = 1,834 \text{ bar} & \text{luce} \\ p_u = 0,166 \text{ bar} & \text{assottigliamento} \end{cases}$$

RISOLVO UN NUOVO CASO, LUM =

$$\frac{\dot{m}_r}{A_u \cdot p_{u, lum}}$$

$$p_{u, lum} = p_1^0 \left(\frac{p_1^0}{p_u}\right)^{\frac{1}{k}}$$

Per la misura? → nuovo l'esponente della * polivropico

$$p_1^0 v_1^0 K = p_2 v_2^K \quad K = \frac{\ln(p_2/p_1^0)}{\ln(v_1^0/v_2)} \approx 1,305$$

$$\frac{p_{cr}}{p_1^0} = \left(\frac{2}{K+1}\right)^{\frac{K}{K-1}} \approx 0,845$$

$$\left. \begin{array}{l} p_{cr} = 16,34 \text{ bar} \\ + \text{ isentropico} \end{array} \right\}$$

lens so maver

$$i_r = 3280 \text{ kJ/kg}$$

$$v_r = 0,178 \text{ m}^3/\text{kg} \quad \rho_r = 5,62 \text{ kg/m}^3$$

$$c_r = \sqrt{2 \cdot I^0 \cdot \frac{p_{cr}}{p_1^0}} = \sqrt{2 (i_1^0 - i_r)} = 600 \text{ m/s}$$

$$\text{lens } A_r = 1,03 \cdot 10^{-3} \text{ m}^2$$

$$A_v = 5,62 \cdot 10^{-3} \text{ m}^2$$

$$p_u = \frac{p_u}{RT_u} = 1,298 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

$$R = \frac{8314}{32}$$

$$A_u = 0,0108 \text{ m}^2$$

ES 6

ADIMENSIONATO NON ISENTROPICO

N_2 $p_1 = 7 \text{ bar}$

$A_u = 0,0002 \text{ m}^2$

$T_1 = 500 \text{ }^\circ\text{C}$

amb. $p_u = 2 \text{ bar}$

$c_1 = 100 \text{ m/s}$

$T_u = 300 \text{ }^\circ\text{C}$

\dot{m} ? c_u ? L_u ?

$$p_u = \frac{p_u}{RT_u} = \quad R = \frac{8314}{28} = 296,93 \frac{\text{J}}{\text{kgK}}$$

$$= 1,175 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

I°) $c_u = \sqrt{2(T_1 - T_u)c_p + c_1^2} = 664 \text{ m/s}$

\downarrow
 $c_p = R \frac{k}{k-1} = (k=1,4) = 1039 \frac{\text{J}}{\text{kgK}}$

$\dot{m} = A_u \cdot p_u \cdot c_u = 0,153 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$

II°) $\cancel{Q} + L_u = c(T_u - T_0)$

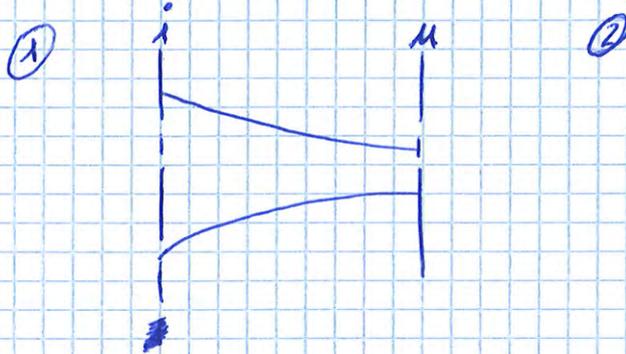
\downarrow
 $c = \frac{c_p}{k} \cdot \frac{m-k}{m-1}$

$m \rightarrow \frac{T_u}{T_1} = \left(\frac{p_u}{p_1}\right)^{\frac{m-1}{m}}$

Vaer

$\lambda = 1$

ES 1



$p_1^0 = 8 \text{ bar}$

$p_2 = 2 \text{ bar}$

$T_1^0 = 150^\circ$

$\dot{m} = 3 \text{ kg/s}$ Aria

$\lambda^0 \approx 0$

esp. isentropica

T_u ? c_u ?

$$\frac{p_{u,cr}}{p_1} = \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}}$$

$p_{u,cr} = 2,64 \text{ bar}$

$$\frac{T_u}{T_1} = \left(\frac{p_u}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}}$$

$T_u = 352,6 \text{ K}$

$$c_u = \sqrt{2 \frac{k}{k-1} R T_1 \left[1 - \left(\frac{p_u}{p_1} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right]} = 376,5 \text{ m/s}$$

\dot{m}' ?

$p_1' = 10 \text{ bar}$

$T_1^0 = 300^\circ \text{C}$

$p_2 = 4 \text{ bar}$

$$T_1^0 = T_1 + \frac{c_1^2}{2c_p} = 299,8 \text{ K}$$

$$p_1^0 = \left(\frac{T_1^0}{T_1} \right)^{\frac{k}{k-1}} p_1 = 8,09 \text{ bar}$$

$$\frac{p_{u,cr}}{p_1^0} = \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k}{k-1}} \quad p_{u,cr} = 3,84 \text{ bar}$$

$$c_u = \sqrt{2 \frac{k}{k-1} R T_1^0 \left(1 - \left(\frac{p_{u,cr}}{p_1^0} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right)} = 882 \frac{\text{m}}{\text{s}}$$

$$p_1 = \frac{p_1^0}{R T_1^0} = 1,3 \frac{\text{kg}}{\text{m}^3}$$

$$\dot{m}_{cr} = A_r \cdot p_1 \cdot c_{cr} = 0,001256 \frac{\text{kg}}{\text{s}}$$

$$0,7 \cdot \dot{m} = A_r \cdot \frac{p_1^{0,1}}{\sqrt{R T_1^0}} \sqrt{k \left(\frac{2}{k+1} \right)^{\frac{k+1}{k-1}}}$$

$$\frac{\dot{m}}{\dot{m}_{cr}} = \frac{p_1^{0,1}}{p_1^{0,1}} \quad p_1^{0,1} = p_1^0 \cdot 0,7 = 5,66 \text{ bar}$$

$$\dot{m}_{cr} = A_n \frac{p_1^0}{\sqrt{R T_1^0}} \sqrt{k \left(\frac{2}{2k+1} \right)^{\frac{k+1}{k-1}}} = 3,49 \text{ kg/s}$$

$$\dot{m} = A_u \frac{p_1^0}{\sqrt{R T_1^0}} \sqrt{2 \frac{k}{k-1} \left[\left(\frac{p_u}{p_1^0} \right)^{\frac{2}{k}} - \left(\frac{p_u}{p_1^0} \right)^{\frac{k+1}{k}} \right]}$$

Ricavo $A_u = 0,0280 \text{ m}^2$

$$\textcircled{1} \quad c_u = \sqrt{2 \frac{k}{k-1} R T_1^0 \left[1 - \left(\frac{p_u}{p_1^0} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right]} = 739 \text{ m/s}$$

ELITTEN

$$\left[\frac{\dot{m} A_u}{\dot{m}_{cr} A_n} \right]^2 + \left[\frac{p_2^i - p_{cr}}{p_1^0 - p_{cr}} \right]^2 = 1$$

↓
Eq 2° grado. $p_{em} = 1,83 \text{ bar}$

$$c_u \text{ come } \textcircled{1} = 93,9 \text{ m/s}$$

$$A_u = \frac{\dot{m}}{\rho_u \cdot C_u} = 0,00116 \text{ m}^2$$

~~$$\frac{T_u}{T_0} = \left(\frac{p_u}{p_0}\right)^{\frac{m-1}{m}}$$~~

$$\ln \frac{T_u}{T_0} = \frac{m-1}{m} \ln \left(\frac{p_u}{p_0}\right)$$

$$\frac{m-1}{m} = \frac{\ln \frac{T_u}{T_0}}{\ln \left(\frac{p_u}{p_0}\right)} = 0,22492$$

$$m-1 = m$$

$$m - m m = 1$$

$$m(1 - m) = 1$$

$$m = \frac{1}{1 - 0,22492} = 1,29$$

$$\dot{m} = A_r \cdot \frac{p_0}{\sqrt{p_0 \cdot \rho_0}} \sqrt{k \left(\frac{2}{k+1}\right)^{\frac{k+1}{k-1}}}$$

\downarrow
 0,0116

$$A_r = 3,026 \cdot 10^{-3} \text{ m}^2 = 0,003026 \text{ m}^2$$

$$= 1,034 \cdot 10^{-3} \text{ m}^2$$

$$c_u = \sqrt{2 \frac{k}{k-1} R T_1^0 \left[1 - \left(\frac{p_u}{p_1^0} \right)^{\frac{k-1}{k}} \right]} = 709 \frac{m}{s}$$

ES6

Adiab \Rightarrow NO isent! LAVORO DI ARIETE

$$p_1^0 = 7 \text{ bar}$$

$$A_u = 0,02 \text{ m}^2$$

$$T_1 = 500^\circ\text{C}$$

$$p_u = 2 \text{ bar}$$

$$c_1 = 100 \frac{m}{s}$$

$$T_u = 300^\circ\text{C}$$

m? c_u ? L_w ?

$$c = \frac{c_p}{m} \left(\frac{m-k}{m-1} \right)$$

$$R = 296,9 \frac{J}{kg \cdot K}$$

$$T_1^0 = T_1 + \frac{c_1^2}{2c_p} = 504,8^\circ$$

$$p_1^0 = p_1 \left(\frac{T_1^0}{T_1} \right)^{\frac{k}{k-1}} = 7,15 \text{ bar}$$

$$\frac{T_u}{T_1^0} = \left(\frac{p_u}{p_1^0} \right)^{\frac{m-1}{m}}$$

$$\frac{\ln \left(\frac{T_u}{T_1^0} \right)}{\ln \left(\frac{p_u}{p_1^0} \right)} = \frac{m-1}{m}$$

$$m-1 = m \cdot 0,23981$$

$$m - m \cdot m = 1$$

$$m(1-m) = 1 \quad m = \frac{1}{1-m} = 1,315$$

31/10 ES TURBINE

Es. 1

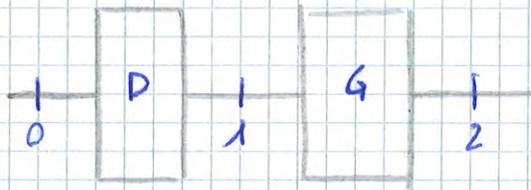
TURBINA, assine isentropica
 VARON dhcqua

$P_0 = 30 \text{ bar}$
 $T_0 = 450^\circ \text{C}$
 $C_0 = 0$

$P_1 = 15 \text{ bar}$
 $\alpha_1 = 25^\circ$ ($C_{1e.u}$)
 $u = 280 \text{ m/s}$

1) TRU di VENTURI con HP palette simmetriche

2) η ? HP massima ex carta di servizio.

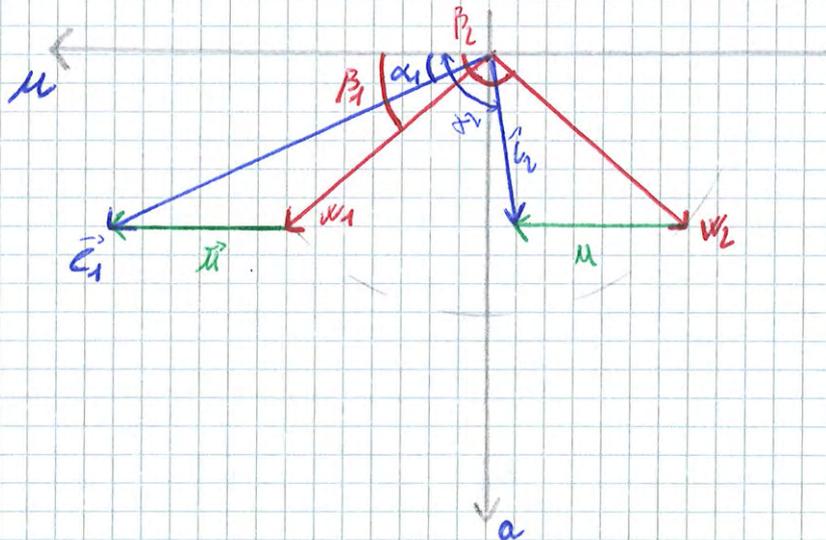


isentropica

$$\left\{ \begin{aligned} \psi_e \psi = 1 \\ \psi = \frac{w_2}{w_{2is}} \\ \psi = \frac{c_1}{c_{1is}} \end{aligned} \right.$$

$\text{UB} \quad c = u + w$

palette simm $\Rightarrow |w_1| = |w_2|$



$\beta_2 = \pi - \beta_1$

$$C_2 = \sqrt{(W_2 \sin(\beta_2 - 90) - \mu)^2 + W_2 \cos(\beta_2 - 90)} = 275,2 \frac{\text{N}}{\text{s}}$$

$$\alpha_2 = 90^\circ + \cos^{-1} \left(\frac{W_2 \cos(48,3)}{C_2} \right) = 95,8^\circ$$

$$\frac{\mu}{c_1} = 0,43$$

$$\left\{ \begin{array}{l} M_{N_i} = \frac{L_i}{\frac{c_1^2}{2}} \\ L_i = 2\mu (c_1 \cos \alpha_1 - \mu) = 172,1 \frac{\text{KJ}}{\text{kg}} \\ M_{N_i} = 0,82 \\ M_{N_i} = 4 \frac{\mu}{c_1} \left(\cos \alpha_1 - \frac{\mu}{c_1} \right) = 0,82 \end{array} \right.$$

$$C_1 = 612,7 \text{ m/s}$$

$$u = C_1 \cdot 0,5 \cdot \cos \alpha_1 = 269,3 \text{ m/s}$$

$$W_1 = \sqrt{(C_1 \cos \alpha_1 - u)^2 + (C_1 \sin \alpha_1)^2} = 409,3 \text{ m/s}$$

$$\beta_1 = \tan^{-1} \left(\frac{C_1 \sin \alpha_1}{C_1 \cos \alpha_1 - u} \right) \quad 0 + \text{easy}$$

$$\beta_1 = \sin^{-1} \left(\frac{C_1 \sin \alpha_1}{W_1} \right) = 49,1^\circ$$

$$\beta_2 = 180 - 49,1 = 130,9^\circ$$

~~$$\beta_2 = 180 - 49,1 = 130,9^\circ$$~~

$$W_{cis} = W_1$$

$$W_2 = \psi \cdot W_1 = 364,8 \text{ m/s}$$

$$\left\{ \begin{aligned} C_2 &= \sqrt{(W_2 \cos \beta_2 + u)^2 + (W_2 \sin \beta_2)^2} = 277 \text{ m/s} \\ C_2 &= \sqrt{(W_2 \cos \beta_1 - u)^2 + (W_2 \sin \beta_1)^2} = 277 \text{ m/s} \end{aligned} \right.$$

~~$$C_2 = \sqrt{(W_2 \cos \beta_2 + u)^2 + (W_2 \sin \beta_2)^2} = 277 \text{ m/s}$$~~