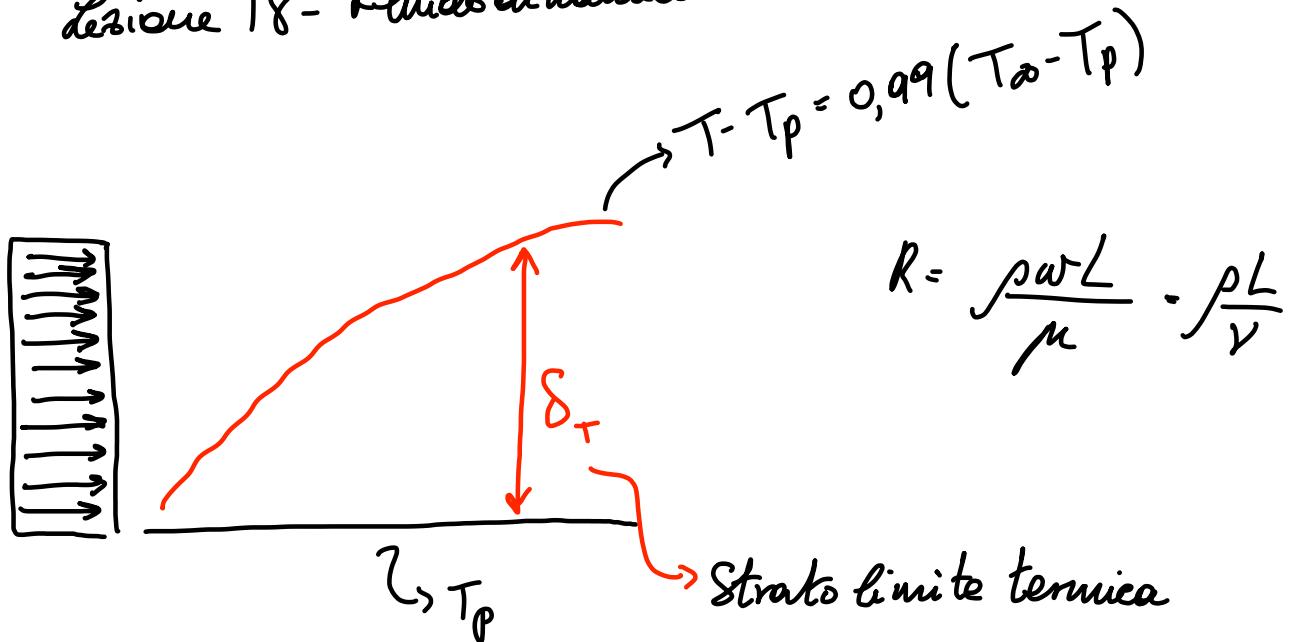


Lessione 18 - Fluidodinamica



Le pietre può avere T diversa dal fluido

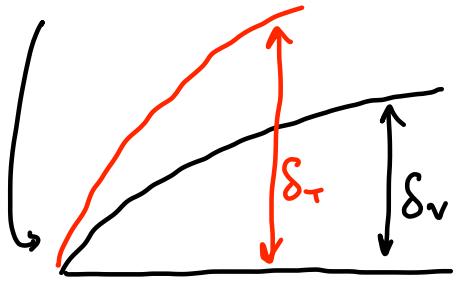
Pronostri

$$P_r = \frac{\text{DIFFUSIVITÀ MOLECOLARE DELLA QUANTITÀ DI MURO}}{\text{DIFFUSIVITÀ MOLECOLARE DEL CALORE}}$$

$$P_r = \frac{v}{\alpha} \quad \begin{matrix} \leftarrow \text{coefficienti che abbiamo visto ieri} \\ \leftarrow \end{matrix}$$

$$= \frac{\left(\frac{\mu}{\rho}\right)}{\left(\frac{k}{\rho c^*}\right)} = \frac{\mu c^*}{k}$$

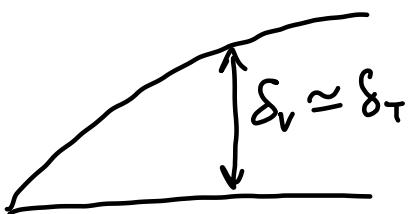
$$\left. \begin{array}{l} \text{METALLI LIQUIDI} \\ \hookrightarrow \text{denominatore prevale} \end{array} \right\} \Rightarrow P_r = 0,001$$



Lo strato limite termico si sviluppa più velocemente di quello fluidodinamico

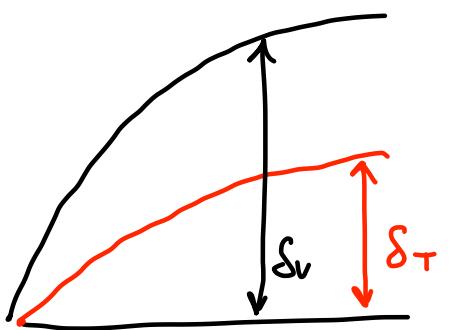
ACQUA / ARIA

$$Pr = 1 / 0,7$$



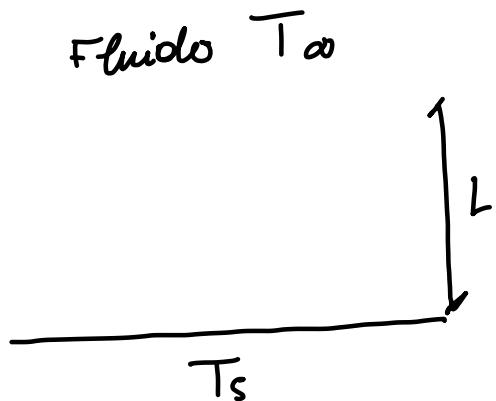
I due strati si sviluppano insieme

$$OLI = Pr = 100000$$



Il numero di Prandtl si dice come si sviluppano gli strati limite rispetto a l'uno l'altro

Numero di Nusselt



Confronto tra conduzione di fluido fermo a convezione all'fluido in moto

$$\dot{q}_{cv} = \frac{T_s - T_\infty}{\frac{1}{hA}}$$

$$\dot{q}_{cd} = \frac{T_s - T_\infty}{\frac{L}{hA}}$$

$$\frac{\dot{q}_{cv}}{\dot{q}_{cd}} = \frac{hA(T_s - T_\infty)}{\frac{hA}{L}(T_s - T_\infty)} = \frac{hL}{h_f} = Nu \neq Bi$$

perché Bi usa h_s
 ↓ non h_f

Se il liquido è in moto
 h aumenta e la convezione
 supera la conduzione

L'incremento dello
 scambio termico
 conduttivo è controllato
 allo scambio termico
 convettivo

Teorema di Buckingham \rightarrow calcolo Nu perché h
 non è calcolabile

dipende da troppo variabili quindi usiamo la
 analisi olimensionale

$$G_1 = f(G_2, \dots, G_r) \quad r \text{ grandezze specifiche}$$

$$\therefore g(G_1, \dots, G_r) = 0 \quad \text{legate da } f \text{ non nota}$$

r grandezze diverse da cui dipende la funzione f, g

n grandezze fondamentali del sistema di misura
 scelto come sistema di riferimenti \rightarrow noi usiamo SI

$$M, L, T, T \rightarrow [n=4]$$

$$g(G_1, \dots, G_r) \stackrel{\text{Buckingham}}{=} g'(\pi_1, \pi_2, \dots, \pi_{r-n}) = 0$$

$\swarrow \quad \swarrow \quad \searrow$
 Gruppi adimensionali

Forme
 implicite

Applicando ad h

$$h = h(\rho, \mu, c^*, k, \bar{w}, L)$$

Imposta
dall'esterno

L'inglese (tiene a cuore la
geometria)

$$g(h, \rho, \mu, c^*, k, w, L) \sim g'(\underbrace{\pi_1, \pi_2, \pi_3}_{\text{gruppi adimensionali}})$$

\hookrightarrow Abbiamo già Re, Nu e Pr

$$h = A \rho^b \mu^c c^{*d} k^e w^f L^g$$

\hookrightarrow Condutività termica

Le dimensioni a destra sinistra devono esser uguali

Iniziamo esplicitando le dimensioni:

$$\rho \left[\frac{kg}{m^3} \right] = \left[ML^{-3} \right] \quad \mu \left[\frac{kg}{m \cdot s} \right] \Rightarrow \left[ML^{-1} T^{-1} \right]$$

$$c^* \left[\frac{J}{kg \cdot K} \right] = \left[\frac{N \cdot m}{kg \cdot K} \right] = \left[\frac{kg \cdot m}{s^2} \cdot \frac{m}{kg \cdot K} \right] = \left[L^2 T^{-2} T^{-1} \right]$$

$$k = \left[\frac{W}{m \cdot K} \right] = \left[\frac{J}{s} \cdot \frac{1}{m \cdot K} \right] = \left[kg \frac{m^2}{s^2} \cdot \frac{1}{m \cdot K} \right] \Rightarrow \left[ML T^{-3} T^{-1} \right]$$

$$L = [M] \quad h = \left[\frac{W}{m^2 \cdot K} \right] = \left[M T^{-3} T^{-1} \right]$$

Abbiamo scritto in unità del sistema di riferimento

$$h = A \rho^b \mu^c c^{*d} k^e w^f L^g$$

$$\left[M T^{-3} T^{-1} \right] = A \cdot \underbrace{\rho^b L^{-3b}}_{\rho^b} \cdot \underbrace{M^c L^{-c} T^{-c}}_{\mu^c} \cdot \underbrace{L^{2d} T^{-2d} T^{-d}}_{c^{ad}}.$$

$$M^e L^c t^{-3e} \cdot L^f t^{-f} L^g$$

$$M t^{-3} T^{-1} = A M^{b+c+e} L^{-3b-c+2d+e+f+g} t^{-c-2d-3e-f} T^{-d-e}$$

$$\begin{aligned} M &\rightarrow 1 = b+c+e & c &= d-b \\ L &\rightarrow 0 = -3b-c+2d+e+f+g & e &= 1-d \\ t &\rightarrow -3 = -c-2d-3e-f & g &= b-1 \\ &\rightarrow -1 = -d-e & f &= b \end{aligned}$$

$$h = A \rho^b \mu^{d-b} c^d k^{1-d} \omega^5 L^{b-1}$$

Richi elevate alla Σ

$$\frac{hL}{k} = A \left(\frac{\rho \omega L}{\mu} \right)^b \cdot \left(\frac{\mu c^a}{k} \right)^d \quad \begin{cases} \text{In convezione forzata} \\ \text{Importante} \end{cases}$$

Nu Re Pr

Correlazione di Scambio termico in convezione forzata

Ricavate per via esperimentale

, e.g.

$$\underline{\text{d'altra piana isoterma}}$$

$$Nu = 0,664 Re_L^{0,5} \cdot Pr^{1/3}$$

\uparrow

pedice L = lunghezza caratteristica piastra

$$Pr \geq 0,6 \quad \boxed{\text{dannunzio } Re < 5 \cdot 10^5}$$

se MOTO $\boxed{\text{TURBOLENTO} \Rightarrow Re > 10^7}$

$$Nu = 0,037 Re_L^{0,8} Pr^{1/3} \quad 0,6 \leq Pr \leq 60$$

d'altra piana con flusso termico costante



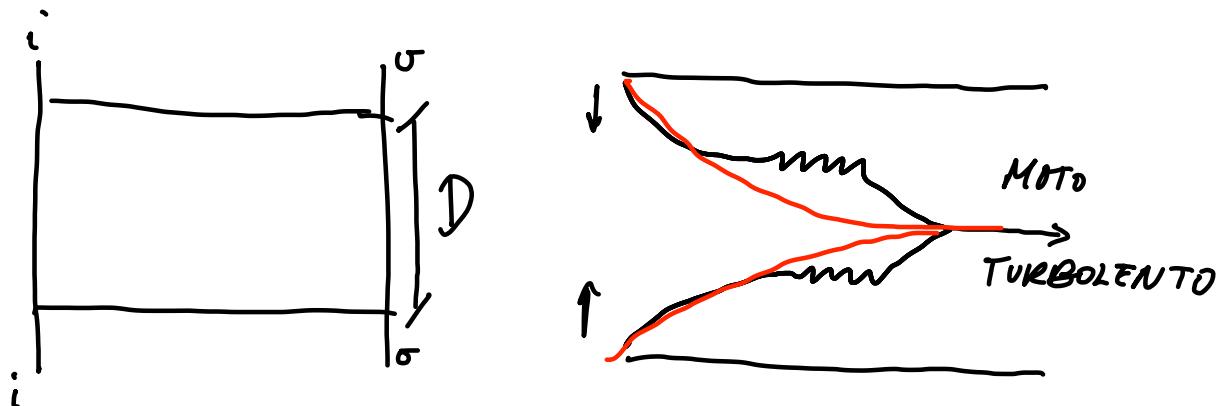
$$\text{Laminare } Nu = 0,9 Re^{0,5} Pr^{1/3}$$

$$\text{Turbolente } Nu = 0,6 Re^{0,8} Pr^{1/3}$$

Si scambia termico è sempre meglio nel turbolente
dato al moto di massa

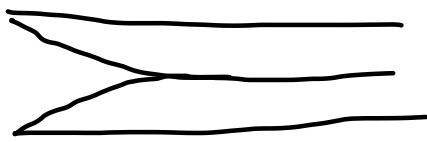
$$Nu = \frac{q}{\dot{q}} \quad Re = \frac{F}{F_c} \quad Pr = \frac{\dot{q}_m}{\dot{q}_c}$$

Convezione Interna nei Tubi



I due si incontrano al moto turbolente
e non cambia da lì in poi

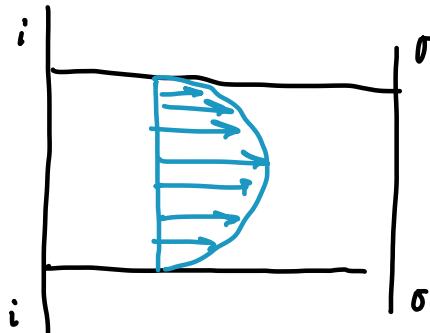
Se abbiano un tubo a diametro piccolo



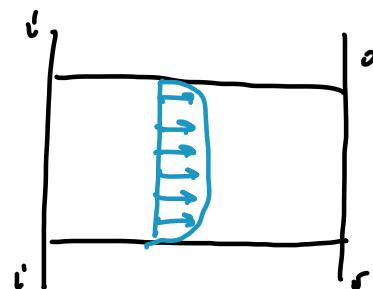
si incontrano al flusso laminare e restano lì;

I diametri piccoli presentano flussi laminari

Profilo di flusso laminare - Parabolico



Profilo di flusso Turbolente



Nel tubo laminare
è parabolico e poi come
i turbolenti rimane
uguale

Per i tubi:

$Re \leq 2300$ Flusso laminare

$2300 < Re < 4000$ Transizione

$Re \geq 4000$ Turbolente

Regolare per tubo $\rightarrow Re = \frac{\rho w_m D}{\mu}$

velocità media

$$m = \rho w S$$

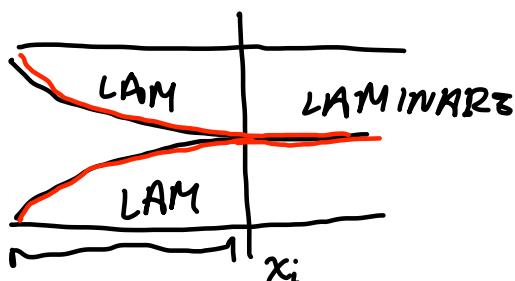
$$w = \frac{m}{\rho S} = \frac{m}{\rho \frac{\pi D^2}{4}} = \frac{4m}{\rho \pi D^2}$$

$$Re = \frac{f \cdot \frac{4m}{\rho \pi D^2} \cdot \frac{D}{\mu}}{\frac{4m}{\mu r D}}$$

\uparrow
Rho media
(perché può cambiare
se T varia)

→ Reynolds per tubo a sezione circolare

Come trovare i punti dove non cambia



x_i = lunghezza
di imbocco
fluido dinamico

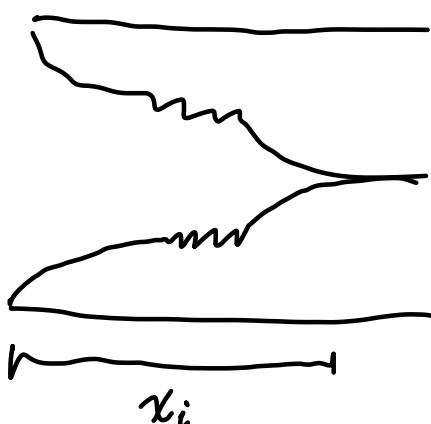
$$x_i = 0,05 Re D$$

$$x_i = 0,05 Re D Pr$$

Il punto dove
gli strati limiti
tengono si incontrano

In questo caso $Pr = 1$, perché sono simili, ma Pr può essere diverso e il diagramma può cambiare

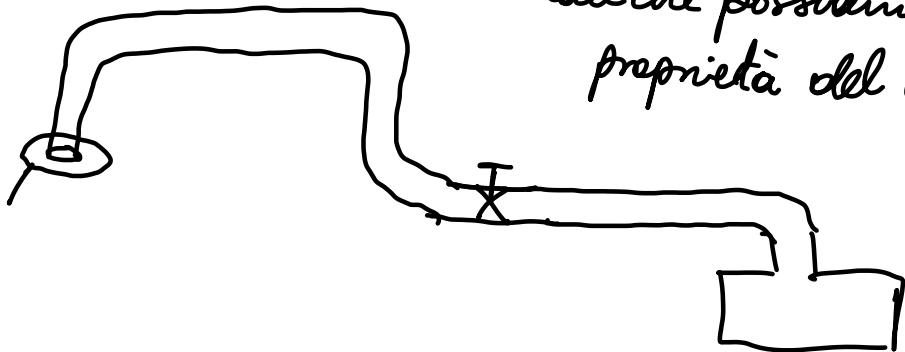
x_i NEL TURBOLENTO



$$x_i = 10D$$

$$x_t = 10D$$

Esempio



lontano da curve e depuratore distanza
I profili devono esser sviluppati
tale che possiamo misurare le
proprietà del sistema

Correlazione Dittus-Boelter

$$Nu = 0,023 Re^{0,8} Pr^n \quad 0,7 \leq Pr \leq 160$$

$$Re \geq 10000$$

$n=0,3$ fluido si raffredda

$n=0,4$ fluido si riscalda

CONVEZIONE NATURALE

↳ innescato naturalmente dalla densità del fluido



$$F_{\text{FORZ}} = \rho_f g V_{\text{corpo}}$$

$$F_{\text{NETTA}} = F_{\text{PESO}} - F_{\text{GALL}}$$

$$= \rho_c g V_c - \rho_f g V_{\text{IMMERSO}}$$

$$= (\rho_c - \rho_f) g V_{EMERGENTE}$$

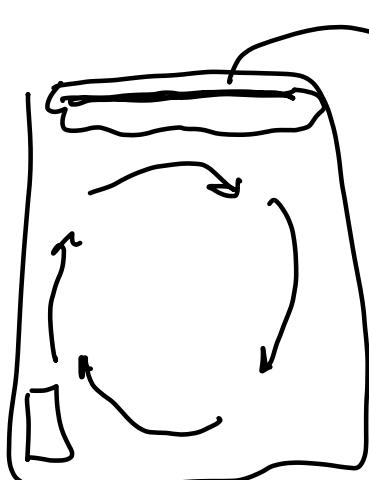
Stessa dipendenza da in forma naturale
 $h = h(\rho, \mu, c^*, k, w_{NAT}, L)$

1) CARATTERISTICHE FLUIDO ρ, μ, c^*, k

$$\alpha_p = \frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p \rightarrow \text{cambia volume specifico}$$

$$\rho^* = \frac{1}{\rho} \cdot \rho^{-1}$$

$$\alpha_p = \int \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p = \rho \cdot \rho^{-2} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p = \frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_p \rightarrow d\rho = dT \rho \alpha_p$$



Se lo metti qui da sorgente di calore la convezione non innesca

Grashof

$Gr = \text{Numero di Grashof}$

$$Ra = A \cdot Gr^b \cdot Pr^c = \frac{\text{Forze di Galleggiamento}}{\text{Forze Viscose}}$$

$$\frac{hL}{k} = A \cdot \left(\frac{g \rho^2 \alpha_p (T_c - T_f) L^3}{\mu^2} \right)^b \left(\frac{\mu c^*}{\mu_f} \right)$$

$$w_{NAT} = \frac{g \rho \alpha_p (T_c - T_f)^2 L^2}{\mu} \Rightarrow Gr = \rho \frac{w_{NAT} L}{\mu}$$

\hookrightarrow Re era $\frac{\rho w L}{\mu}$
 \hookrightarrow Questo è lo stesso ma
senz'altro naturalmente

$$Ra = Gr \cdot Pr$$

$$Ra = \# di Rayleigh = \frac{\text{Forze di Galleggiamento}}{\text{Forze di Attrito Viscoso}}$$

$$\Rightarrow Nu = A Ra^b$$

$$Ra = \frac{g \rho \alpha_p (T_c - T_f) L^2}{\mu \alpha}$$

$$\mu \alpha \rightarrow \frac{u}{\rho c}$$

Dittabilità termica