

ALETTE (ES. DISSIPATORI SU SCUDE ELETTRONICHE)

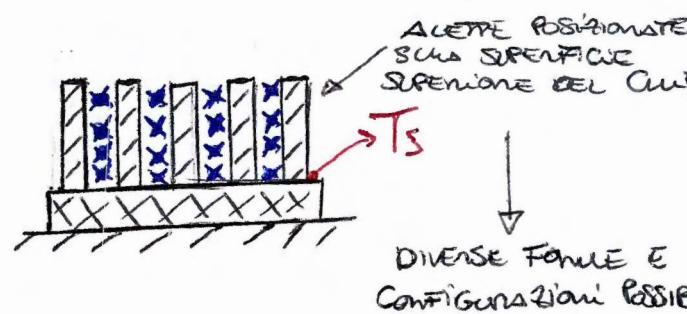
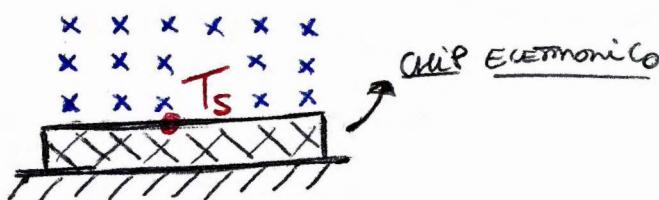
- LA POTENZA TERMICA TRASMESSA DA UNA SUPERFICIE SOVRA A PERPENDICOLARE T_s AD UN FLUIDO A T_∞ È ESPRESSA DALLA LEGGE DI NEWTON

$$\dot{Q}_{\text{conv}} = h A (T_s - T_\infty)$$

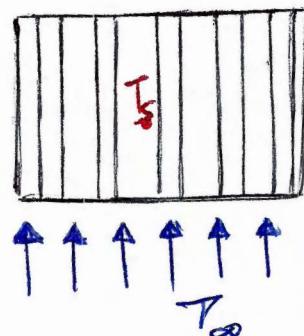
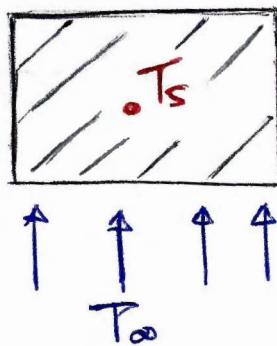
- SE SI VOGLIE AUMENTARE IL CALORE SCARICO SOVRACCARICO GLI STESSI VALORI DI T_s E T_∞

$h \uparrow$ (es. AUMENTO CA
VELOCITÀ DELLA VENTOLA)

$A \uparrow$ (UTILLIZZO SUPERFICIE
ESTESA, ALETTA)



T_s
Aletta
Substrato



→ EQUAZIONE DELL' ALETTA

IPOTESI SEMPLIFICATIVE:

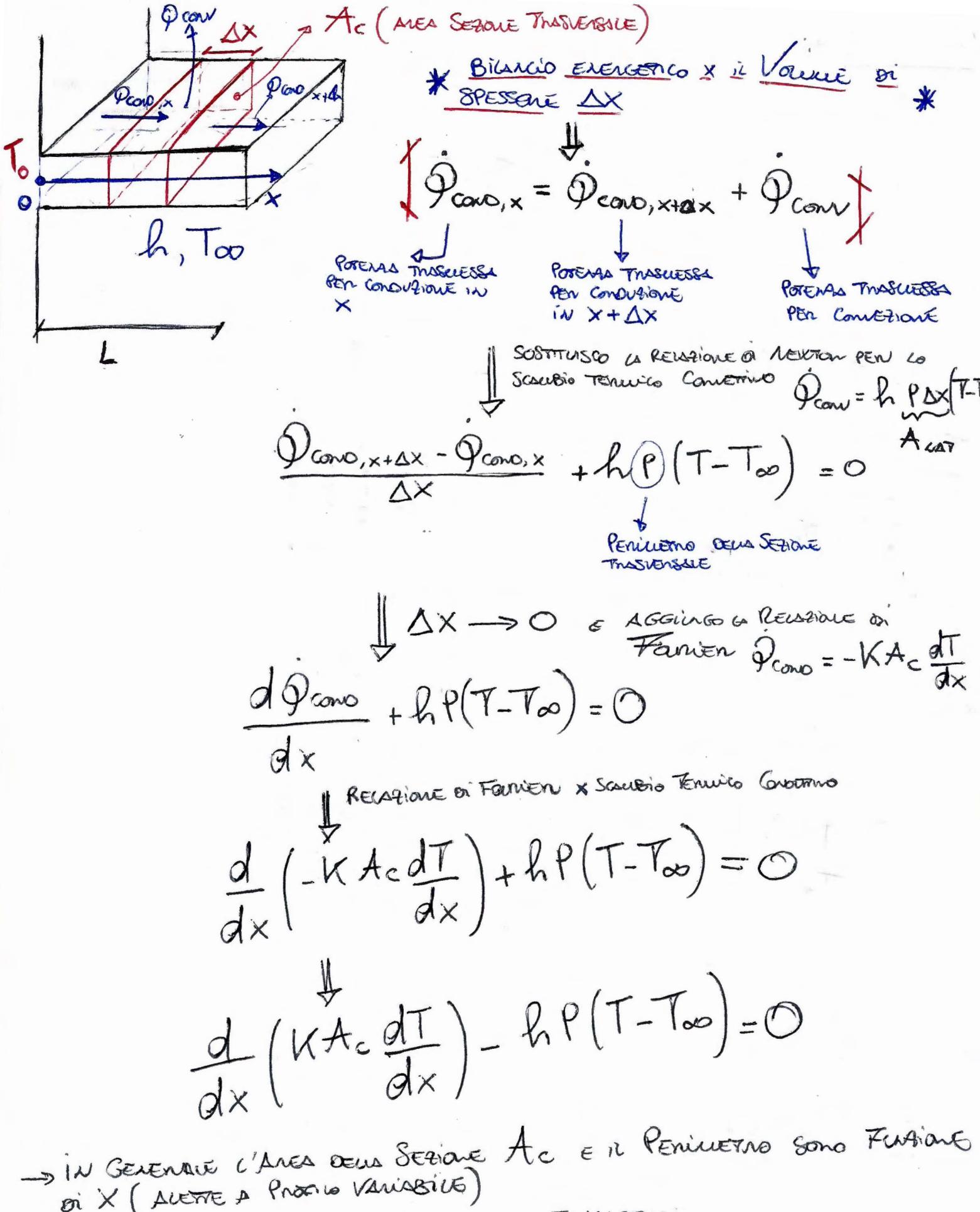
- 1 - REGIME STAZIONARIO
- 2 - COEFF. CONVESSIONE LI COSTANTE ALLO TUTTO L'ALETTA
- 3 - CONDUCIBILITÀ TERMICA UNIFORME ALLO L'ALETTA
- 4 - CONDUCIBILITÀ TERMICA INDEPENDENTE DI T
- 5 - NO GENERAZIONE DI POTENZA INTESA ALL'ALETTA

APPLICO IL BILANCIO ENERGETICO MONODIMENSIONALE

- LA DISTRIBUZIONE DI TEMPERATURA È UNIFORME NELLO SPESSEZZO

$$\frac{h \cdot T}{K} \ll 1$$

SPESSEZZO SOTTRAVENTE MOLTO PICCOLO



→ IN GENERALE L'AREA DELLA SEZIONE A_c E IL PERIMETRO SONO FUNZIONI DI X (SARÀ A PROFILO VARIABILE)

DISTRIBUITI IN CAMPIONI DI DIVERSE FORME TRIANGOLARI RETTANGOLARI CIRCONFERENTI

AUTORE A SEZIONE TRASVERSALE COSTANTE A_c COSTANTE

introduco la variabile $\Theta = T - T_\infty$

$$\frac{d^2 \Theta}{dx^2} - m^2 \Theta = 0 \quad \left| \begin{array}{l} m^2 = \frac{hP}{KA_c} \end{array} \right.$$

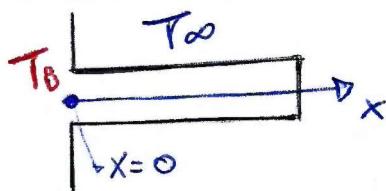
EQ DIFFERENZIALE CIRNOME, ODEGENZA DEL 2^o ORDINE
A COEFF. COSTANTI

LA Soluzione Generale dell'equazione è:

$$\Theta(x) = C_1 e^{mx} + C_2 e^{-mx}$$

COSTANTI DI DETERMINAZIONE IN FUNZIONE
DEGLI ESSENZIALI AL LAVORO
CONDIZIONI

- ALLA BASE DELL'AUTORE È NOTA LA TEMPERATURA $\Theta(0) = T_B - T_\infty = \Theta_B$



- ALL'ESTREMITÀ DELL'AUTORE SONO POSSIBILI OLTRE CONDIZIONI
- AUTORE DI LUNGHEZZA INFINTA \rightarrow condizione Centro $\Theta(L) = T_c - T_\infty = 0 \quad L \rightarrow \infty$
(la temperatura all'estremo \rightarrow T.c. Falso)

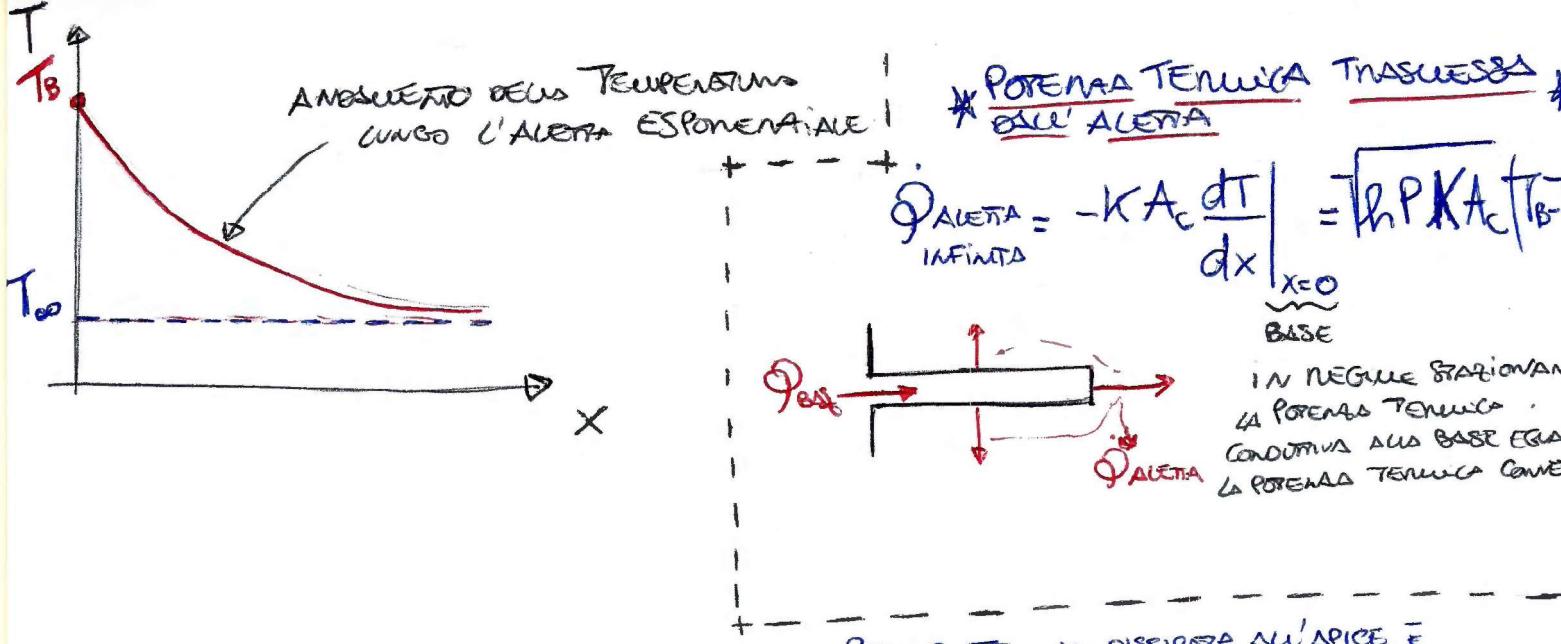
$$C_1 = 0 \quad C_2 = \Theta_B$$

$$\Theta(x) = \Theta_B e^{-mx} \quad \left| \begin{array}{l} -x\sqrt{\frac{hP}{KA_c}} \end{array} \right.$$

$$\frac{T(x) - T_\infty}{T_B - T_\infty} = e^{-mx} = e^{-x\sqrt{\frac{hP}{KA_c}}}$$

L TEMPERATURA ALLO L'AUTORE DECRESCE ESPONENTIALMENTE
DA T_B FINO A T_∞

TAZ



- ALERTA con Apice ADIABETICO \rightarrow Scorrimento

Condizione Al Contorno

$$\left. \frac{d\theta}{dx} \right|_{x=L} = 0 \quad \text{APICE ADIABETICO}$$

$$C_1 = \frac{\theta_B e^{-mx}}{e^{ml} + e^{-ml}} \Rightarrow \frac{\theta_B e^{-mx}}{2 \cosh(ml)}$$

$$C_2 = \frac{\theta_B e^{ml}}{e^{ml} + e^{-ml}} \Rightarrow \frac{\theta_B e^{ml}}{2 \cosh ml}$$

$$\frac{T(x) - T_\infty}{T_B - T_\infty} = \frac{\cosh m(L-x)}{\cosh mL}$$

$$\left. \begin{aligned} \theta_x &= \frac{\theta_B e^{-mx}}{2 \cosh(ml)} e^{mx} + \frac{\theta_B e^{ml}}{2 \cosh(ml)} e^{-mx} \\ \cosh x &= \frac{e^x + e^{-x}}{2} \quad \sinh x = \frac{e^x - e^{-x}}{2} \\ \tanh x &= \frac{\sinh x}{\cosh x} \end{aligned} \right\}$$

Funzioni iperboliche

* POTENZA TERMICA SCRIBITA #

$$Q_{ALERTA APICE ADIABETICO} = -K A_c \frac{dT}{dx} \Big|_{x=0}$$

$$= h P K A_c (T_B - T_\infty) \tanh mL$$

61K (riduzione di dovuto alla finita della A)

* EFFICIENZA DI UN'ALERTA *

- LA TEMPERATURA DELL'ALERTA varia lungo x, di conseguenza la differenza di Tefl

- LA PARTE DELL'ALERTA E IL FURTO ($T - T_\infty$) diminuisce

la POTENZA TERMICA SCRIBITA diminuisce lungo x

- IL CASO IDEALE E QUELLO DI CHE SCRIBITA E MASSIMA

ALERTA ISOTERMICA ($K \rightarrow \infty$)

ELEVATA CONDUTTIVITA TERMICA

TAG

$$\frac{Q_{ALETTA}}{Q_{ALETTA \text{ ISOTERMA}}} = \frac{\rho_{ALETTA}}{\rho_{ALETTA \text{ ISOTERMA}}} \quad \Rightarrow \quad Q_{ALETTA} = \rho_{ALETTA} \cdot \dot{V}_{ALETTA}$$

$$Q_{ALETTA} = \frac{1}{mL} \cdot h_{ALETTA} (T_B - T_\infty) \quad \text{con} \quad \dot{V}_{ALETTA} = \frac{1}{mL} \cdot h_{ALETTA} (T_B - T_\infty)$$

PL (x ALETTA + SEZIONE c)

x ALETTA infinitamente lunga:

$$\frac{Q_{ALETTA}}{Q_{ALETTA \text{ ISOTERMA}}} = \frac{1}{mL} = \frac{\sqrt{hPKAc} (T_B - T_\infty)}{h_{ALETTA} (T_B - T_\infty)}$$

x ALETTA Apice Adiabatico:

$$\frac{Q_{ALETTA}}{Q_{APICE \text{ ADIABATICO}}} = \frac{T_\infty mL}{mL} = \frac{\sqrt{hPKAc} (T_B - T_\infty) T_\infty}{h_{ALETTA} (T_B - T_\infty)}$$

• L'EFFICIENZA DELL'ALETTA È GRADICATA IN FUNZIONE DI PARABOLICA E DELLA GEOSTRUTTURA DEL PROFILO DELL'ALETTA

$\xrightarrow{\text{ALETTA Triangolare}}$ PARABOLICA ecc.

EFFICIENZA di UN'ALETTA: CONFRONTO DELL'INCREMENTO DI POTERIA TERMICA SCARSIATA DOVUTO ALL'AGGIUNTA DI ALETTA SU UNA SUPERFICIE

$$\frac{E_{ALETTA}}{Q_{SEMA ALETTA}} = \frac{Q_{ALETTA}}{h_{ALETTA} (T_B - T_\infty)}$$

SE > 1 L'ALETTA APPORTA UN INCREMENTO DI SCARSIATO
SE < 1 L'ALETTA FUNZIONA DA ISOLANTE

x ALETTA infinitamente lunga a sezione uniforme

$$E_{ALETTA} = \sqrt{\frac{K_P}{h_A c}}$$

È POSSIBILE IDENTIFICARE I FATTORI CHE INCREMENTANO LA POTERIA TERMICA SCARSIATA:

- CONDUIBILITÀ TERMICA DELL'ALETTA ELEVATA K_T^+
- RAPPORTO P_E / A_c ELEVATO (ALETTA DI POCO SPESSEZZO Sono PRINLEGATE)

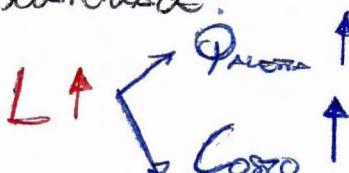
- COEFFICIENTE DI SCARSIATO CONVENTIVO RIDOTTO h_b

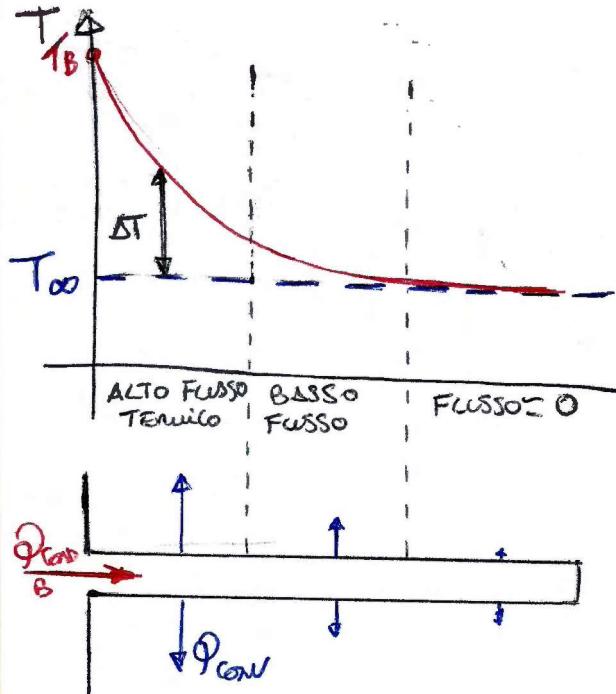
• L'AGGIUNTA DI ALETTA È + VANTAGGIOSA QUANDO LA RESISTENZA CONVENTIVA È ELEVATA (FONDO CHE SCARSIATA MALE)

CONSIDERAZIONI QUANTITATIVE SULLA GIUSTA LUNGHEZZA DI UN'ALETTA

- SE IN CIRCUSSI SOLO A CONSIDERAZIONI ENERGETICHE $\rightarrow L \rightarrow \infty$ GARANTISCE IL SCARSIATO TERMICO MASSIMO
- TUTTAVIA LA TEMPERATURA DELL'ALETTA DECRESCE LUNGO X TENDENDO A DIVENTARE A DIFFERENZA DI $(T - T_\infty)$ \rightarrow LE ZONE TERMICHE DELL'ALETTA CONTRIBUISCONO POCO ALLO SCARSIATO TERMICO
- ALL'AUMENTARE DELLA LUNGHEZZA AUMENTA IL COSTO DEL MATERIALE.

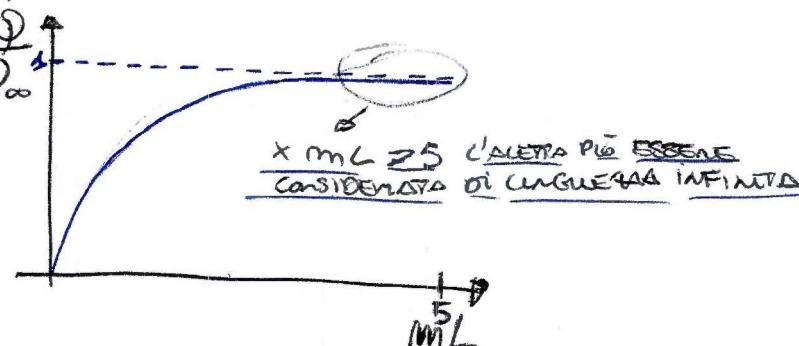
ESISTE UNA LUNGHEZZA OPTIMA





- **UN'ALETTA TROPPO LUNGA È INUTILE PERCHÉ L'AUMENTO DEL COSTO NON È BICANCIATO DALL'AUMENTO DEL CALORE SCAMBIAVO**

- $$\frac{\dot{Q}_{\text{ALETTA}}}{\dot{Q}_{\text{ALETTA}} \rightarrow \infty} = \frac{\sqrt{hPKAc}(T_B - T_{oo}) \tanh mL}{\sqrt{hPKAc}(T_B - T_{oo})} = \tanh m$$



CONVEZIONE * TRASMISSIONE DEL CALORE CHE AVviENE IN PRESENZA DI UN FLUOo IN MOTO

LEGGE di NEWTON: $\dot{Q}_{con} = h A (T_{sup} - T_{oo})$

COEFF. SCAMBIO CONVEZIONE
(Pr. THERMOSICHE DEL FLUOo)
REGIME MOT. GEOMETRICO

DIPENDE DA MOT. VARIABILI
ED È COMPLESSO DETERMINARNE
IL VALORE

AREA DELLA SUPERFICIE

TEMPERATURA DEL FLUOo
INDISTINGUIBILE

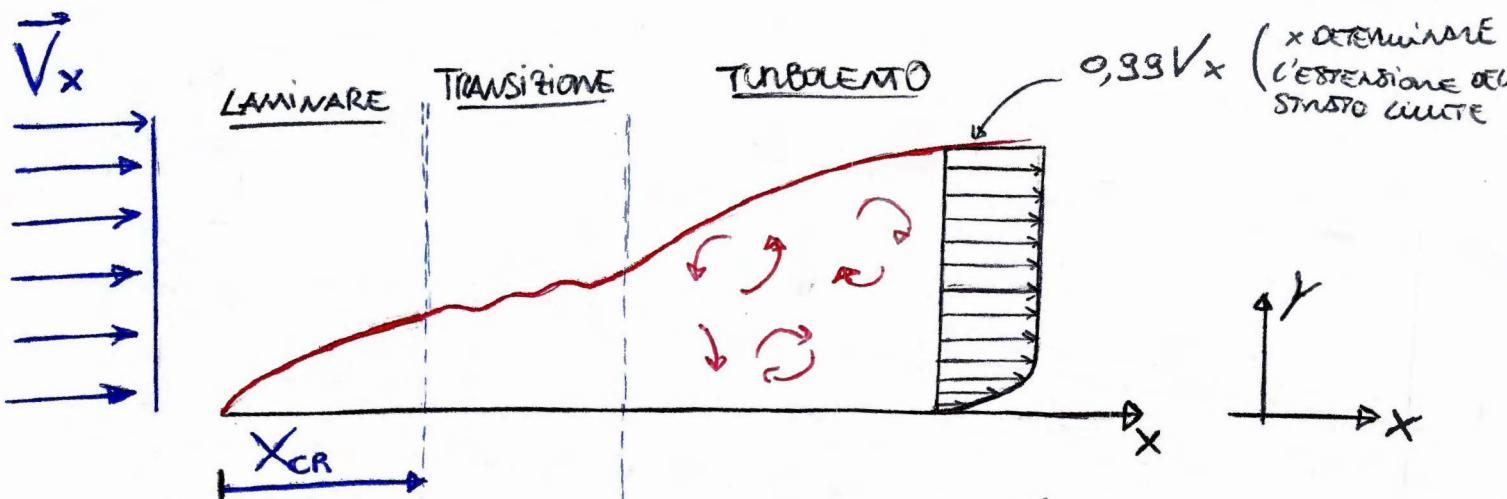
- LA CONVEZIONE È IL MECCANISMO DI SCAMBIO TERMICO PIÙ COMPLESSO

IL MOTO DEL FLUOo È Condizione NECESSARIA x CONVEZIONE

↳ x FLUO FERMO IL MECCANISMO DI SCAMBIO È CONDUZIONE

① Convezione FORZATA (ES. CASSA PIANA DISPOSTA PARALLELAMENTE ALLA DIREZIONE DEL FLUO)

↳ IL MOTO DEL FLUOo È CAUSATO DA FORZATORI ESTERNI (VENTILATORI, POMPE)



- NELLA ZONA LAMINARE IL FLUOo SI MUOVE PER FILETTI PARALLELI E CO SCAMBIO TERMICO AMENO PER CONDUZIONE TRA I FILETTI

- PER MOTO TURBOLENTO ESISTONO DELLE COMPONENTI DI VELOCITÀ VY ALL'INTERNO DELLO STATO LIMITE → "MESSOGLIAMENTO" MAGGIORNE

↓
(LE COMPONENTI IN DIR. Y TRASPORTANO MASSA (ENERGIA INTESA ASSORBITA) INCIDENDO SU SCAMBIO TERMICO)

- CONTATTO CON LA PARETE LA VELOCITÀ È NULLA \Rightarrow Condizione di Aderenza

↓
ESISTE UNA POSIZIONE DI FLUSSO IN CUI LO SCAMBIO TERMICO AVVIENE PER CONVEZIONE (SUBSTRATO LAMINARE)

$$\dot{q}_{conv} = h(T_s - T_\infty) = -K \frac{\partial T}{\partial y} \Big|_{y=0} = q_{conv}$$

il Flusso Termico Convettivo da una Superficie ad un Fluido è UGUALE al Flusso Termico Conduttivo dalla Superficie allo Stato di Fluido ADIACENTE

- AL VARIARE DI X VARIANO LE CONDIZIONI METEO (COSUMO, TRANSIZIONE, TURBOLENTA) e di conseguenza varia il COEFF. di Scambio h

↓
GENERALMENTE si è interessati al Valore medio \bar{h} sulla Superficie

• Accanto allo Stato Laminare di Velocità (viscoso) esiste uno Stato Laminare Termico in cui è concentrato il 99% della Variazione di Temperatura $T_s - T_\infty$

↓
Si SVILUPPA SIMULTANEADETE
a Quello di Velocità

Lo Stato Laminare di Velocità
influisce lo sviluppo dello Stato Laminare Termico

→ Ci influenza dello Stato Laminare Termico
suo Stato Laminare di Velocità è ridotto

↓
NUOVO SE FAUNO INCAPACITARE con Proprietà TERMOFISICHE COSTANTI

DA UN PUNTO DI VISTA GENERALE \Rightarrow il COEFF. CONVESSIONE SU LASMA PIANA
DIPENDE DA UNA SERIE DI VARIABILI FISICHE

• CONDUCIBILITÀ TERMICA DEL FLUIDO \downarrow K_f (influenza a Convezione) $\left[\frac{W}{mK}\right]$

• SPESSEZZE DELLO STATO LAMINARE \rightarrow Viscosità Dinamica μ [$\text{Pa} \cdot \text{s}$]

• VELOCITÀ DEL FLUIDO INVISCOSE V_∞ [m/s]

• Dimensione Geometrica Caratteristica
(per la stessa piana la distanza X)

• NELLA ZONA IN CUI È PRESENTE IL TRASPORTO DI MASSA (Azione Turbolenta) il CALORE TRASMESSO DIPENDE DA

CALORE SPECIFICO
DEL FLUIDO c_p $\left[\frac{J}{kgK}\right]$

DENSITÀ
DEL FLUIDO ρ $\left[\frac{kg}{m^3}\right]$

IN LINEA TEORICA È POSSIBILE DETERMINARE UNA FUNZIONE

$$\boxed{h = f(x, c_p, \rho, \mu, K, V)}$$

RELAZIONE con 7 VARIABILI E 1 GRANDEZZA Fondamentale (f_g , α , K , m)

↳ ESISTE UNA CONNESSIONE SCRITTA IN FORMA DIMENSIONALE
IN FUNZIONE DI 3 GRUPPI ADIMENSIONALI

* TEOREMA di BUCKINGHAM (o PIONECO) *

- Si SUPPOGA CHE IN UN FENOMENO FISICO UNA GRANDEZZA Q_1 DIPENDA DA ALTRI GRANDEZZE Q_2, Q_3, \dots, Q_m $Q_1 = f(Q_2, Q_3, \dots, Q_m)$

SE LE GRANDEZZE FONDAMENTALI COINVOLTE NEL PROCESSO FISICO SONO R LA RELAZIONE FUNZIONALE $F(Q_1, Q_2, Q_3, \dots, Q_m) = 0$ SI PUÒ ESPRIMERE CON UNA RELAZIONE TRA $N-R$ GRUPPI ADIMENSIONALI $\Pi_1, \Pi_2, \dots, \Pi_{N-R}$

$$F'(\Pi_1, \Pi_2, \dots, \Pi_{N-R}) = 0$$

Ritornando alla relazione $h = f(x, g, \beta, \alpha, K, V)$
possiamo ipotizzare che:

$$h = \text{cost} \cdot x^b \cdot g^c \cdot \beta^d \cdot \alpha^e \cdot K^f \cdot V^g$$

↓ IMPONENDO L'ANOGESEZIA DIMENSIONALE

$$\left[\frac{W}{m^2 K} \right] = \text{cost} [m]^b \left[\frac{J}{kg K} \right]^c \left[\frac{kg}{m^3} \right]^d \left[\frac{Pa s}{m K} \right]^e \left[\frac{V}{m K} \right]^f \left[\frac{m}{s} \right]^g$$

$$\left[\frac{J}{sm^2 K} \right] = \text{cost} [m]^b \left[\frac{kg \frac{m^2}{s^2}}{kg K} \right]^c \left[\frac{kg}{m^3} \right]^d \left[\frac{N s}{m^2} \right]^e \left[\frac{J}{sm K} \right]^f \left[\frac{m}{s} \right]^g$$

$$\left[\frac{kg \frac{m^2}{s^2}}{sm^2 K} \right] = \text{cost} [m]^b \left[\frac{m^2}{s^2 K} \right]^c \left[\frac{kg}{m^3} \right]^d \left[\frac{kg m \frac{m^2}{s^2} g}{m^2} \right]^e \left[\frac{kg \frac{m^2}{s^2}}{sm K} \right]^f \left[\frac{m}{s} \right]^g$$

$$\left[\frac{kg}{s^3 K} \right] = \text{cost} [m]^b \left[\frac{m^2}{s^2 K} \right]^c \left[\frac{kg}{m^3} \right]^d \left[\frac{kg}{ms} \right]^e \left[\frac{kg m}{s^3 K} \right]^f \left[\frac{m}{s} \right]^g$$

$$[m] \quad 0 = b + 2c - 3d - e + f + g$$

SISTEMA CONTENE 4 EQUAZIONI
6 INCognITE

$$[K] \quad -1 = -c - f$$

$$[S] \quad -3 = -2c - e - 3f - g$$

$$[kg] \quad 1 = d + e + f$$

SI OTTEROGONO LE SEGUENTI RELAZIONI TRA I COEFFICIENTI

$$b = g - 1$$

$$d = g$$

$$e = c - g$$

$$f = 1 - c$$

SOSTITUISCO
NELLA RELAZIONE
 $\frac{h}{K}$

$$h = \text{cost} \times \frac{g^{-1} c}{\mu} g^c \mu^{c-g} K^{1-c} V^g$$

↓ maneggio a relazione

$$h = \text{cost} \frac{(X g^g V^g)}{\mu^g} \cdot \left(\frac{Cp \mu}{K} \right)^c \frac{K}{\mu}$$

m° Reitnros
"Re"

m° di Prandtl
"Br"

m° NUSSELT
"Nu"

$$\frac{h}{K} = \text{cost} Re^g Br^c$$

COEFFICIENTI DA DETERMINARE
Sperimentalmente

$$\boxed{Nu = \text{cost} Re^g Pr^c}$$

- il Numero di Nusselt "Nu" esprime il rapporto tra Scambio Termico per convezione e Scambio Termico per convezione

$$Nu = \frac{h \times L}{K}$$

$$\frac{\phi_{\text{conv}}}{\phi_{\text{convo}}} = \frac{h \Delta T}{K \Delta T} = \frac{h \delta}{K}$$

- $Re = \frac{g V x}{\mu}$ rapporto tra le forze di inerzia e le forze viscose

ν (viscosità cinematica)

- $Pr = \frac{Cp \mu}{K} = \frac{\mu}{P} \frac{g Cp}{K} = \nu \cdot \frac{1}{\alpha}$ $\frac{\text{diffusività calore al liquido}}{\text{diffusività termica}}$

α (diffusività termica)

$Br \approx 1$ lo strato limite tenuto ha spessore simile a quello della velocità (Ges)

$Br \ll 1$ (metalli liquidi) \rightarrow il calore diffonde + velocemente
verso q. moto
spessore strato limite di $T \gg$ spessore SL velocità

$Br \gg 1$ (oli) spessore strato limite di $V \gg$ spessore SL T

es. Agua $Br = 0,707$ a $300K$ $Br = 0,685$ a $600K$
ACQUA $Br = 5,83$ liquida $0,857$ vapore a $300K$
1,19 liquida 2,15 vapore a $600K$

\rightarrow dal momento che siamo interessati al valore medio sulla lasta
si effettua la media

$$\bar{h} = \frac{1}{L} \int_0^L h \times dx \Rightarrow \bar{h}_{\text{medio}} = f(Re_L, Br)$$

*Passi necessari per il calcolo di h in convezione forzata

① IDENTIFICARE LA GEOMETRIA DEL PROBLEMA

Flusso interno Flusso esterno

cilindro, sfera, lasta piana
contorno circolare o di Altezza finita

② IDENTIFICARE LA TEMPERATURA DI RIFERIMENTO PER VALUTARE LE PROPRIETÀ THERMISCHE (K, cp, μ, f, Br)

GENERALMENTE si usa la temperatura di film $T_f = \frac{T_{\infty} + T_s}{2}$

③ CALCOLARE IL m° DI REYNOLDS

MOTO CACCIADE

MOTO TURBOREATO

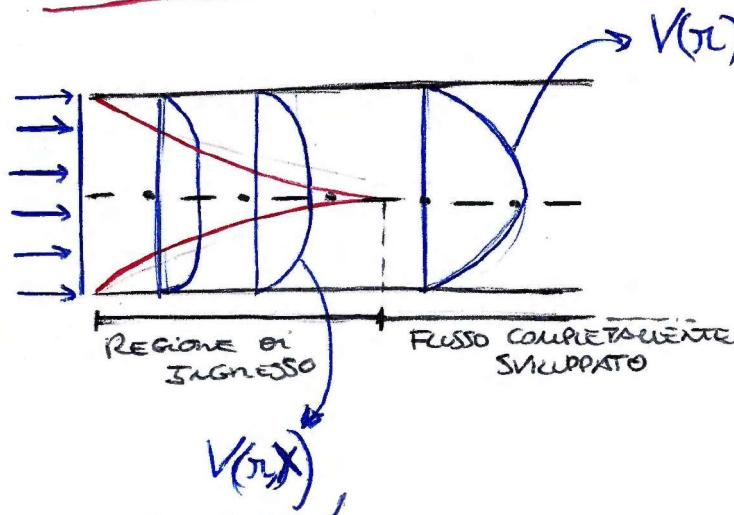
le connessioni sono differenti in base al regime di moto

④ DECISIONE SE È RICHIESTO UN VALORE LOCALE o MEDIO di h

FLUSSO TERMICO IN PIATTO

scambio termico
sull'intera superficie

* CONVEZIONE FORZATA IN CONDOTTI CIRCOLARI *



il profilo dipende anche dalla coordinate assiale

ES. Moto laminare in Condotti Circolari

$$\phi = \text{costante} \quad Nu_D = \frac{Re_D}{K} = 4,36 \quad \left. \begin{array}{l} \text{Proprietà calcolate a} \\ T_m \text{ sulla sezione} \end{array} \right\}$$

$$T_s = \text{costante} \quad Nu_D = 3,66$$

Moto Turbulento in Condotti Circolari

$$\text{es. Equazione di Dittus-Boelter (ESempio)} \quad \left. \begin{array}{l} m = 0,4 \times \text{risparmio } T_s > T_m \\ m = 0,3 \times \text{raffreddamento } T_s < T_m \end{array} \right\}$$

$$Nu_D = 0,023 Re_D^{0,8} Pr^{0,4}$$

$$\left. \begin{array}{l} 0,7 \leq Pr \leq 160 \\ Re_D \geq 10000 \\ \frac{L}{D} \geq 10 \end{array} \right\} \text{condizioni x applicabilità}$$

- Esistono Moltose Convenzioni con diversi criteri di Applicabilità e range di Accuratezza sia x Convezione Esterna che per Convezione Interna

↓
Scegli libri e manuali specifici

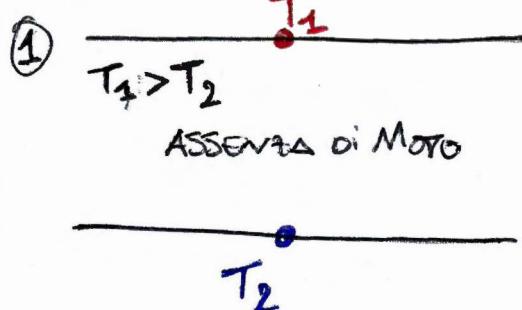
Generalmente le Convezioni Sono Fornite per la zona di Flusso completamente sviluppato.

Per moto Turbulento la lunghezza della regione di ingresso è ≈ 10 Diametri

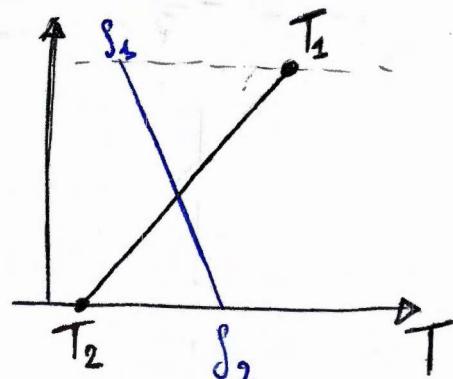
* CONVEZIONE NATURALE *

→ CAUSA DI FORZE DI GALLEGGIAMENTO ORIGINATE DA GRADIENTI DI DENSITÀ

ESEMPIO: Fluido Calpneso ma che estende Superficie orizzontali



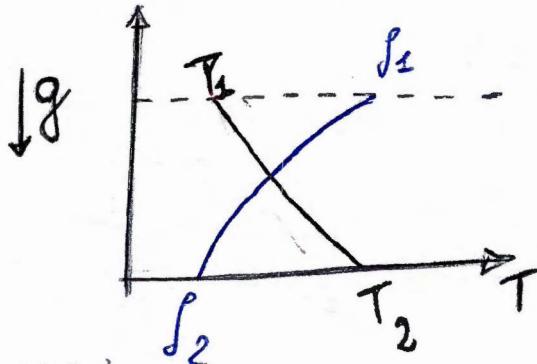
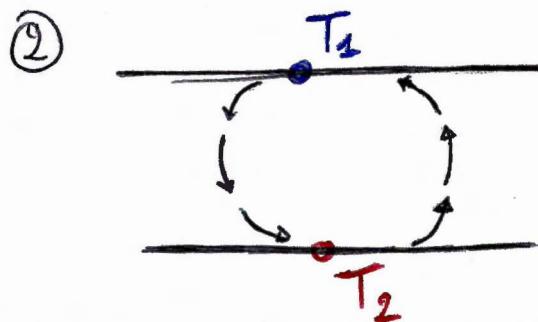
$\downarrow g$



- SE LA SUPERFICIE SUPERIORSI HA TEMPERATURA + ELEVATA DI QUELLA INFERNIALE LA DENSITÀ (che a GRADIENTE opposto a ΔT) È MAGGIORA A RUSSO DELLA SUPERFICIE INFERNIALE

\downarrow
FLUIDO IN EQUILIBRIO MECCANICO STABILE (PONTORE)

\downarrow
SCAMBIO TERMICO ANIENE X CONDUZIONE



• PIANO INFERNIALE A TEMPERATURA MAGGIORA

\downarrow
EQUILIBRIO MECCANICO INSTABILE

\downarrow
SE LA DIFFERENZA DI TEMPERATURA $T_2 - T_1$ GENERA FORZE IEROGALI SUPERIORI A quelle VISCOSE \Rightarrow MOTORE A CUI È ASSOCIAUTO SCAMBIO TERMICO

- LA VARIAZIONE DI DENSITÀ con la TEMPERATURA è ESPRESA TRAMITE COEFFICIENTE DI DICHIARAZIONE TERMICA

$$\beta = -\frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial \rho}{\partial T} \right)_P$$

$$\left[\frac{1}{K} \right]$$

\Rightarrow SE GAS PENTERO $\frac{P}{\rho} = RT$

$$\beta = \frac{1}{T} \left[\frac{1}{K} \right] = \frac{1}{\rho} \frac{P}{RT^2} = \frac{RT}{P} \frac{\beta}{RT^2}$$

COMPARA

SE $B \approx \text{cost}$ nel Problema Considerando la Variazione di Densità del Fluido tra Parte (T_s) e Fluido Infinito (T_∞) può essere espresso:

$$B = -\frac{1}{\int} \frac{\rho_s - \rho_\infty}{T_s - T_\infty}$$

$$\int_\infty - \int_s = \int B (T_s - T_\infty)$$

- Siccome la Causa del moto è la DIFFERENZA di DENSITÀ, proporzionale a $B (T_s - T_\infty)$, il Parametro che definisce la NATURA DEL MOTO (in Analogia a Re per Convezione Piana) è il Nuovo di Grashof: $Gr = \frac{g B (T_s - T_\infty) L_c^3}{\nu^2}$

Adimensionale

ANCHE x Convezione NATURALE si hanno RELAZIONI tra Gruppi Adimensionali del tipo $Nu = f(Gr, Pr)$

\downarrow legge di Rayleigh $Ra = Gr \cdot Pr$

Esempio: lastre VERTICALI di LUNGHEZZA L

$$Nu_L = \left(0,825 + \frac{0,387 Ra_L^{1/6}}{1 + (0,492/Pr)^{3/15}} \right)^{8/27}$$

- Anche in QUESTO CASO sono PRESENTI diverse connessioni x configurazioni differenti \Rightarrow SCELTA su CUBRI E MANUALI

*ACCENNO A Scambio Termico BiFASE *

\hookrightarrow NEL CASO il Fumo sia in TRANSIZIONE di FASE $\begin{cases} \xrightarrow{\text{evaporazione}} \\ \xrightarrow{\text{condensazione}} \end{cases}$

\downarrow
NON SONO VALIDE le connessioni precedenti

- il MECCANISMO di Scambio TERMICO DIVENTA + EFFICIENTE grazie al TRASPORTO DI ENERGIA SOMMARIO di CALORE LATENTE (legato al cambiamento di FASE)

\downarrow
Eversi Fumi TERMICI Scambiati con ΔT piccoli

\downarrow
in moto ELEVATI

- X Scarsissime ELEVATI Fussi Permeati non è NECESSARIO AVERE ELEVATI ΔT nello Stato Critico Perché L'ENERGIA VENNE TRASPORTATA Grazie Al Calore LATENTE CONNESSO AL CAMBIO DI FASE

ΔT Tra Panetto e Farbo di Poai Giorni (5°C) per innescare la formazione di Bolle in evaporazione

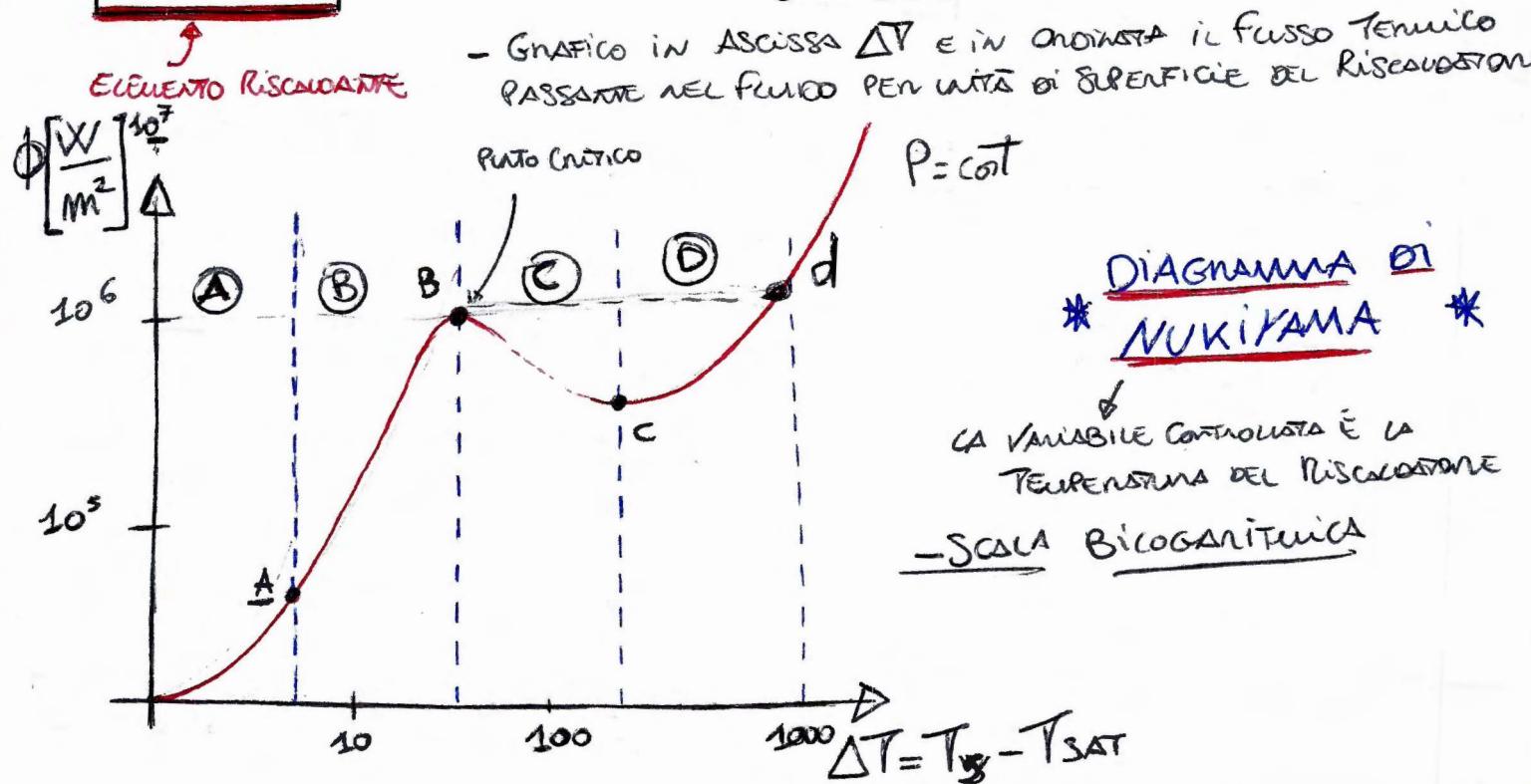
↳ Fussi elevati con ΔT piccoli \Rightarrow la marea elevata.

ES. EBOLLIZIONE STATICA → Acqua stagnante risciacuata dal fondo del recipiente



- Si controlla la differenza di Temperatura tra la Superficie del risciacuatore e la Temperatura di Saturazione del fondo alla pressione di Fluttuazione

$$\Delta T = T_s - T_{SAT} [^{\circ}\text{C}]$$



- NELLA REGIONE A la Temp. Acqua in Prossimità del Risciacuatore cresce al di sopra della T_{SAT} e molti convettori centri consentono lo scorrimento del calore senza formazione di bolle

↳ TEMP. SUPERFICIE DEL RISCACUATORE

NEL PUNTO A iniziano a formarsi bolle con AGITAZIONE TURBOSETA
↳ Con piccoli incrementi di T si riescono a sostenere grandi fumi tenaci

- NEL PUNTO B si raggiunge un massimo per $\phi \Rightarrow$ FUMO CRITICO

AUMENTANDO la T si formano "CHIARTE" di VAPORÉ surriscuotato intorno al Risciacuatore \Rightarrow PEZZICOLE ISOLANTE di VAPORÉ

- IL Fusso Termico diminuisce

→ RAGGIUNTO il Minimo \hookrightarrow il Fusso Termico ricomincia ad aumentare

↓
ANCHE SE $h \in \text{massimo}$ $\text{e } \Delta T \in \text{ELETTRISSIMO}$

importante
ANCHE IL
meccanismo
di risciacquo

LE REGIONI RAPPRESENTATE NEL DIAGRAMMA SONO:

A) CONVEZIONE, non EBOILANTE

B) EBOILANTE A NUCCI

C) EBOILANTE A FIU di VAPONE INSTABILE (transizione)

D) EBOILANTE A FIU di VAPONE STABILE

- NEL CASO in cui la Grandezza Continua durante l'ESPANSIONE sia il Fusso Termico \Rightarrow il Tratto b-c-d non più essere percorso

↓
UNA VOLTA raggiunto il Fusso Critico un Piccolo Aumento del Fusso Termico FA "SLITTARE la TEUTENSUR" da B a D

↓
TEUTENSUR molto ELEVATE che possono distruggere i risciacquo

EBOILANTE DINAMICA \rightarrow Eboilante in Convezione FORZATA
 \hookrightarrow TUBO in cui scorre ACQUA in TRANSIZIONE DI FASE

- lo Scambio TERMICO in TRANSIZIONE di FASE effettua CONVEZIONI SPECIFICHE maggiormente complesse \Rightarrow APPROFONDIMENTI TECNI specifici