

Equazione del calore: metodo della funzione di Green (per mezzo infinito)

Se per casi relativamente semplici (1D, per esempio) la soluzione all'eq. di Fourier con condizioni iniziali e al contorno puo' essere trovata tramite metodi come separazione delle variabili e combinazioni lineari di termini, intendiamo qui delineare i fondamentali di un metodo generale, ovvero l'uso del propagatore o funzione di Green. Lo applichiamo ad un mezzo indefinitamente esteso (cioe' il dominio e \mathbb{R}^3), il che comporta l'uso della trasformata di Fourier. Nel caso di dominio limitato, il tipo di condizione al contorno (Dirichlet/Neumann) determina l'uso di varianti del metodo (dove il kernel della trasformazione non e' piu' un'elissoidale immaginario ma un seno/coseno).

Il problema, che e' formalmente simile ad altri problemi fisici (come governati da un'equazione con la stessa struttura, cfr. eq. di Schrödinger), e' del tipo

$$\frac{\partial f(\vec{x}, t)}{\partial t} = \chi \nabla^2 f(\vec{x}, t) \quad \text{dove qui } f(\vec{x}, t) = T(\vec{x}, t)$$

$$+ \text{ic. } f(\vec{x}, 0) = f_0(\vec{x})$$

$$+ \text{b.c. } f(\vec{x} \rightarrow \infty, t) \text{ limitata}$$

$$\text{La trasformata di Fourier (TF) e' definita } \hat{f}(\vec{p}, t) = \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{-i\vec{p}\cdot\vec{x}} f(\vec{x}, t) d^3x$$

$$\text{e la sua antitrasformata (ATF) e' } f(\vec{x}, t) = \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{i\vec{p}\cdot\vec{x}} \hat{f}(\vec{p}, t) d^3p$$

La TF permette di passare a una piu' semplice eq. differenziale ordinaria. Moltiplicando l'eq. di Fourier per $\frac{1}{(2\pi)^{3/2}} e^{-i\vec{p}\cdot\vec{x}}$ e integrando su \mathbb{R}^3 abbiamo

$$\frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{-i\vec{p}\cdot\vec{x}} \frac{\partial f(\vec{x}, t)}{\partial t} d^3x = \frac{\partial \hat{f}(\vec{p}, t)}{\partial t} = \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{-i\vec{p}\cdot\vec{x}} \chi \nabla^2 f(\vec{x}, t) d^3x = \text{per le proprietà della TF*}$$

$$= \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} (-\chi |\vec{p}|^2) e^{-i\vec{p}\cdot\vec{x}} f(\vec{x}, t) d^3x = -\chi |\vec{p}|^2 \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{-i\vec{p}\cdot\vec{x}} f(\vec{x}, t) d^3x = -\chi |\vec{p}|^2 \hat{f}(\vec{p}, t)$$

* = e' immediata dimostrazione in 1D che $\text{TF} \left\{ \frac{df(x, t)}{dt} \right\} = -ip \text{TF} \{ f(x, t) \}$ integrando per parti $\int_{-\infty}^{+\infty} e^{ipx} df dx$,

in quanto $\left[e^{-ipx} f(x, t) \right]_{-\infty}^{+\infty} = 0$ perché la funzione e' assolutamente integrabile su \mathbb{R} (integrale del nucleo finito), e per inversione $\text{TF} \left\{ \frac{df}{dt} \right\} = (-ip)^n \text{TF} \{ f(x, t) \}$; si estende similmente a 3D

\Rightarrow il problema diventa

$$\begin{cases} \frac{\partial \hat{f}(\vec{p}, t)}{\partial t} = -\chi p^2 \hat{f}(\vec{p}, t) \\ \hat{f}(\vec{p}, 0) = \hat{f}_0(\vec{p}) \end{cases}$$

TF della cond. iniziale

c'è un semplice problema di Cauchy alle condizioni iniziali, un'eq. con soluzione semplice

$$\hat{f}(\vec{p}, t) = \hat{f}_0(\vec{p}) e^{-\chi p^2 t}$$

che lo antitrasformata

$$\begin{aligned} f(\vec{x}, t) &= \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{i\vec{p} \cdot \vec{x}} e^{-\chi p^2 t} \hat{f}_0(\vec{p}) d^3 p = \left(\text{Saiendo la TF del dato iniziale} \right. \\ &\quad \left. \hat{f}_0(\vec{p}) = \frac{1}{(2\pi)^{3/2}} \int_{\mathbb{R}^3} e^{-i\vec{p} \cdot \vec{x}'} f_0(\vec{x}') d^3 x' \right) \\ &= \int_{\mathbb{R}^3} \frac{1}{(2\pi)^3} \underbrace{\left[\int_{\mathbb{R}^3} e^{i\vec{p} \cdot (\vec{x} - \vec{x}')} e^{-\chi p^2 t} d^3 p \right]}_{G(\vec{x} - \vec{x}', t)} f_0(\vec{x}') d^3 x' \end{aligned}$$

$$\Rightarrow f(\vec{x}, t) = \int_{\mathbb{R}^3} G(\vec{x} - \vec{x}', t) f_0(\vec{x}') d^3 x' \quad \text{convoluzione tra } G \text{ e } f_0$$

dove si è definito PROPTATORE o FUNZIONE DI GREEN (o ancora, nucleo o kernel)

di Green o, in questo caso di above)

$$G(\vec{x}, t) = \int_{\mathbb{R}^3} e^{(i\vec{p} \cdot \vec{x} - \chi p^2 t)} d^3 p$$

Rielaboriamo l'integrale definitivo del propagatore:

$$\begin{aligned} G(\vec{x} - \vec{x}', t) &= \frac{1}{(2\pi)^3} \int_{\mathbb{R}^3} d^3 p e^{i\vec{p} \cdot \vec{x}} e^{-\chi p^2 t} = \frac{1}{(2\pi)^3} \prod_{k=1}^3 \int_{\mathbb{R}} e^{ip_k z_k} e^{-\chi p_k^2 t} dp_k = \\ &= \frac{1}{(2\pi)^3} \prod_{k=1}^3 \int_{\mathbb{R}} e^{-\chi p_k^2 t} e^{ip_k z_k - \frac{z_k^2}{4\chi t} + \frac{z_k^2}{4\chi t}} dp_k = \\ &= \frac{1}{(2\pi)^3} \prod_{k=1}^3 \int_{\mathbb{R}} e^{-\frac{z_k^2}{4\chi t}} \int_{\mathbb{R}} e^{-[p_k \sqrt{\chi t} - i z_k / 2\sqrt{\chi t}]^2} dp_k = *$$

$$= \frac{1}{(2\pi)^3} \prod_{k=1}^3 \int_{\mathbb{R}} e^{-\frac{z_k^2}{4\chi t}} \frac{1}{\sqrt{\chi t}} = \frac{1}{(2\pi)^3} \left(\frac{\pi}{\chi t} \right)^{3/2} e^{-|z|^2 / 4\chi t}$$

* = integrale gaussiano: $\int_{-\infty}^{+\infty} e^{-x^2} dx = \sqrt{\pi}$; $\int_{-\infty}^{+\infty} e^{-ax^2} dx = \sqrt{\pi/a}$; $\int_{-\infty}^{+\infty} e^{-(\alpha x - \beta)^2} dx = \sqrt{\pi/\alpha}$

$$\Rightarrow G(\bar{x} - \bar{x}', t) = \frac{1}{8\pi t^{3/2}} e^{-|\bar{x} - \bar{x}'|^2/4t}$$

Note:

- (*) L'integrale gaussiano ha risultato $\sqrt{\pi}/\sqrt{xt}$; per esistenza dell'integrale si richiede dunque che \sqrt{xt} sia reale, $\Rightarrow t > 0$; per $t \leq 0$ la soluzione non ha senso, il problema è malposto. Il fatto che la soluzione sia possibile per tempi successivi al dato iniziale è segnale del fatto che il problema del calore, nella forma dell'eq. del calore, è IRREVERSIBILE.

Vale la pena di notare che non c'è cur per tutte le equazioni con la stessa struttura, e ne è esempio l'eq. di Schrödinger $i\hbar \frac{\partial \psi(\bar{x}, t)}{\partial t} = -\frac{\hbar^2}{2m} \nabla^2 \psi(\bar{x}, t)$

per la quale la procedura seguita per ricavare il propagatore non impone $t > 0$: la soluzione $\exists \forall t \in (-\infty, +\infty)$.

(*) Per dato iniziale $f_0(\bar{x}) = \delta(\bar{x})$

$$f(\bar{x}, t) = \int_{\mathbb{R}^3} G(\bar{x} - \bar{x}', t) \delta(\bar{x}') d^3x' = G(\bar{x}, t)$$

cioè il propagatore è soluzione dell'equazione con condizione iniziale del tipo δ ; esso dovrebbe rappresentare la "soluzione fondamentale", con cui si costruiscono tutte le altre.

(*) Bidognerebbe dimostrare che la soluzione

$$f(\bar{x}, t) = \int_{\mathbb{R}^3} G(\bar{x} - \bar{x}', t) f_0(\bar{x}') d^3x'$$

ottenuta con il propagatore del calore soddisfa il dato iniziale $f_0(\bar{x})$ per $f(\bar{x}, t \rightarrow 0)$; non c'è del tutto banale, ma si dimostra che

$$\lim_{t \rightarrow 0} \frac{1}{2\sqrt{\pi t}} \exp(-\bar{x}^2/4t) = \delta(\bar{x})$$

che alla fine permette di arrivare a $f(\bar{x}, t \rightarrow 0) \approx \int \delta(\bar{x} - \bar{x}') f_0(\bar{x}') d^3x' = f_0(\bar{x})$.

Legge di similitudine per l'equazione del calore

Riprendiamo, e vediamo come riabilitare in forma adimensionata, l'eq. del calore

$$\frac{\partial T}{\partial t} = \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + (\vec{J} \cdot \vec{\text{grad}}) T = \chi \nabla^2 T + \frac{\rho}{2c_p} (\partial_j v_i + \partial_i v_j)^2$$

in cui innanzitutto chiamiamo $S_{ij} = (\partial_j v_i + \partial_i v_j)$ con cui

$$\frac{\partial T}{\partial t} = \chi \nabla^2 T + \frac{\rho}{2c_p} S_{ij} S_{ij}$$

Per l'adimensionalizzazione usiamo delle grandezze caratteristiche $L, U, T_1 - T_0$ (differenza canale-inlet di temperatura; sotto le Δ il motore dello simbolo termico) del problema \Rightarrow

$$x' = \frac{x}{L}$$

$$\rightarrow \bar{x} = x' L$$

$$\rightarrow dx = L dx'$$

$$\bar{J}' = \bar{J}/U$$

$$\rightarrow \bar{J} = \bar{J}' U$$

$$\rightarrow d\bar{v} = U dv'$$

$$t' = t/U/L$$

$$\rightarrow t = t' L/U$$

$$\rightarrow dt = L/U dt'$$

$$\theta = (T - T_0)/(T_1 - T_0)$$

$$\rightarrow T - T_0 = \theta (T_1 - T_0)$$

$$\rightarrow dT = (T_1 - T_0) d\theta$$

$$\Rightarrow \frac{\partial T}{\partial t} + (\vec{J} \cdot \vec{\text{grad}}) T = \chi \nabla^2 T + \frac{\rho}{2c_p} S_{ij} S_{ij}$$

$$\frac{U}{L} \frac{\partial \theta}{\partial t'} (T_1 - T_0) + \frac{U}{L} (\bar{J}' \cdot \vec{\text{grad}}') \theta (T_1 - T_0) = \chi \frac{1}{L^2} \nabla'^2 \theta (T_1 - T_0) + \frac{\rho}{2c_p} \frac{U^2}{L^2} S_{ij}' S_{ij}'$$

e dividendo tutto per $\frac{U}{L} (T_1 - T_0)$

$$\frac{\partial \theta}{\partial t'} + (\bar{J}' \cdot \vec{\text{grad}}') \theta = \chi \frac{1}{UL} \nabla'^2 \theta + \frac{\rho}{2c_p} \frac{U}{L} \frac{1}{(T_1 - T_0)} S_{ij}' S_{ij}'$$

$$\chi'_{UL} = \frac{1}{U} \frac{\rho}{c_p} = \chi' \frac{1}{U} \frac{1}{Re} \quad \text{avendo definito}$$

$Re = Re Pr = f/\delta$ di Pelet
tutto tranne convezione
tutto tranne diffusione

$$Pr = \frac{c_p}{\lambda} \quad \begin{array}{l} \text{numero di} \\ \text{Prandtl} \end{array}$$

$$\frac{\rho}{2c_p} \frac{U}{L} \frac{1}{(T_1 - T_0)} = \chi'_{UL} \left(\frac{1}{U} \frac{\rho}{c_p} \frac{U^2}{(T_1 - T_0)} \right) = \frac{1}{Re Pr} \frac{\eta U^2}{2K(T_1 - T_0)} = \frac{1}{Re Pr} \cdot \frac{1}{2} Br$$

raccogliendo $1/Re Pr$

$$\chi' = K/\rho c_p$$

chiamando $Br = \eta U^2 / K(T_1 - T_0)$ numero di Brinkman

$$\Rightarrow \boxed{\frac{D\theta}{Dt'} = \frac{1}{Re Pr} \left(\nabla'^2 \theta + \frac{1}{2} Br S_{ij}' S_{ij}' \right)} \quad \begin{array}{l} \text{eq. del calore adimensionata} \\ (3 \# descrivono il problema: Re, Pr, Br) \end{array}$$

Note:

- $\text{Pr} = \nu/\lambda$ è una proprietà del fluido, non dipende dal fluido (stato dinamico), infatti non vi compare velocità o densità. Per i gas i valori tipici sono dell'ordine dell'unità, per fluidi liquidi l'intervallo è molto esteso (fluidi comuni come acqua o alcool a T ambiente hanno $\text{Pr} \sim 1 \div 10$, olio motore $\sim 10^2 \div 10^4$, il mantello della Terra ha Pr enormi, $10^{21} \div 10^{25}$).

L'evidente significato di $\text{Pr} = \nu/\lambda$ è un rapporto tra diffusività cinematica (ν) e termica.

- Per il significato di Br lo si risolva dividendo numeratore e denominatore per L^2 :

$$\frac{1}{2} \text{Br} = \frac{\frac{1}{2} \rho U^2}{\frac{1}{2} K(T_1 - T_0)} = \frac{\frac{1}{2} \rho (U/L)^2}{\frac{1}{L} K \frac{T_1 - T_0}{L}}$$

Risolvendo che la dissipazione di energia in un fluido incompressibile è

$$\frac{dE_m}{dt} = - \frac{1}{2} \rho \int (\partial_{xi} U_i + \partial_i U_j) d^3x \quad \text{dimensionalmente } \frac{1}{2} \rho \left(\frac{U}{L} \right)^2 \text{ cal}$$

$\Rightarrow \frac{1}{2} \rho (U/L)^2$ è un'energia per unità di tempo e volume ricevuta dall'el. di continuità
per processi di dissipazione viscosa;

fluido di calore $q = K \rho c \partial T / \partial L \sim \text{dimensionalmente } \sim K \partial T / \partial L$;

$\int q \cdot d\vec{s} \sim q L^2$ è una potenza, $\Rightarrow q/L \sim K \partial T / \partial L$ energia per unità di tempo
e volume ricevuta per conduzione del calore.

$\Rightarrow \text{Br}$ è un rapporto tra energie (per unità di tempo e volume) ricevute dal fluido tramite
dissipazione viscosa di energia meccanica e conduzione del calore.

- Risolvendo le lunghezze con una L caratteristica della scala di variazione delle velocità, e non delle
temperature, possiamo dire che le grandezze cinematiche si riducono a ordine ≈ 1 , mentre le derivate
della temperatura, come $\nabla^2 \theta$, non sono necessariamente dello stesso ordine! Dipende tutto dalle
lunghezze di scala, cinematiche e termiche, e quanto sono vicine/ontane.

\Rightarrow nella somma $\nabla^2 \theta + \frac{1}{2} \text{Br} S_i j_i j_i$, anche per Re Pr molto grande non è necessariamente
negligibile anche il primo addendo.

- A carico, se $\text{Br} < 1$, c'è dissipazione di energia meccanica trascurabile rispetto al trasporto di
energia tramite conduzione, e nece $\nabla^2 \theta \sim \text{ordine } 1 \Rightarrow$ si ha soluzione senza termine dissipativo,
ovvero

$$\frac{D\theta}{Dt} = \frac{1}{Pr Re} \nabla^2 \theta$$

cioè la forma adimensionata di quanto già noto: $\frac{D\theta}{Dt} = \chi \nabla^2 \theta$.

- ① La soluzione dell'eq. del calore dà una $\theta(\cdot, t)$ che dipende esplicitamente dal prodotto $Re Pr$, ma anche implicitamente dallo stesso Re avendo nella velocità che è il risultato della soluzione dell'eq. di Navier-Stokes, $\Rightarrow \theta = \theta(\bar{x}, z, \bar{x}/L, t, Re, Pr)$ in generale e $T = (T_f - T_0) \theta(\bar{x}) + T_0$ Re, Pr .
- ② Consideriamo i casi limite dell'eq. del calore (adimensionata) per grandi e piccoli numeri di Reynolds.

Soluzione per $Re \rightarrow \infty$

$$\text{L'eq. del calore } \frac{D\theta}{Dt} = \frac{1}{Re Pr} (\nabla^2 \theta + \frac{1}{2} Br s_i j_i),$$

dati Pr (che è una caratteristica del materiale) e Br , per $Re \rightarrow \infty$ si annulla il secondo membro,

$$\Rightarrow \frac{D\theta}{Dt} = 0 \quad \text{che è l'eq. del calore per un fluido perfetto:} \quad \boxed{\frac{D\theta}{Dt} = 0}$$

(in assenza di variazioni di T e z) di trasporto di calore non c'è variazione di entropia)

Si noti che Re molto grande equivale a γ piccolo, poiché si è fissato il numero di Prandtl, $Pr = \frac{\nu}{\kappa} = \frac{\gamma}{K_{cp}}$ per γ piccolo deve anche avere K piccolo, cioè condutibilità trascurabile; proprio quanto richiesto per avere un fluido ideale (condizione implica dissipazione e non-idealità). Queste osservazioni sull'eq. del calore a grandi Re completano l'affermazione fatta per la dinamica di un fluido, per la quale il fluido perfetto è il limite del fluido reale per $Re \rightarrow \infty$. Infatti in questa condizione

l'eq. di Navier-Stokes tende all'eq. di Euler

l'eq. del calore tende a $\frac{D\theta}{Dt} = 0$ cioè a $\frac{D\theta}{Dt} = 0$ eq. adiabatica;
pertanto l'evoluzione termodinamica del fluido per $Re \rightarrow \infty$ diventa REVERSIBILE.

Osservazione importante: ciò vale anche quando si consideri un Re locale, definito usando una lunghezza caratteristica dell'ordine del diametro dei corpi immersi, a sufficiente distanza da questi e di conseguenza fuori dello strato limite.

Soluzione per $Re \rightarrow \infty$

Per questo limite, opposto al precedente, l'eq. del calore si riduce a

$$\nabla^2 \theta + \frac{1}{2} Br S_{ij} S_{ij} = 0$$

$$\text{ovvero } \chi \nabla^2 T + \frac{\nu}{2C_p} S_{ij} S_{ij} = 0$$

Se possiamo di nuovo dire che la convezione prevale sulla dissipazione di energia meccanica, cioè Br è molto piccolo, troviamo

$$\chi \nabla^2 T = 0, \text{ cioè } \nabla^2 \theta = 0 \text{ ossia } \theta = \theta(x^2, y^2, t) \text{ indipendente da } Re.$$

Esempio: prendiamo un flusso stazionario di Poiseuille (= dettato da un gradiente di pressione) in un condotto a sezione circolare, con parete a temperatura costante $T(R) = T_0$ e $Re \rightarrow \infty$.

La soluzione già trovata per \tilde{v} era

$$v_2(r) = \frac{\Delta p}{4\eta \ell} (R^2 - r^2) = 2 \tilde{v} \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^2 \right], \text{ con } \tilde{v} \text{ vel. media} \left(\tilde{v} = \frac{1}{\pi R^2} \int v_2(r) 2\pi r dr = \frac{\Delta p R^2}{8\eta \ell} \right)$$

L'eq. $\chi \nabla^2 T + \frac{\nu}{2C_p} S_{ij} S_{ij} = 0$ si riduce a

$$\frac{1}{r} \frac{d}{dr} \left(r \frac{dT}{dr} \right) = - \frac{(\partial v_2)}{\nu C_p \chi} \frac{(\partial v_2)}{(\partial r)}$$

$$\frac{\partial v_2}{\partial r} = -4 \tilde{v} \frac{r}{R^2}; \quad \left(\frac{\partial v_2}{\partial r} \right)^2 = 16 \tilde{v}^2 \frac{r^2}{R^4}$$

$$\frac{d}{dr} \left(r \frac{dT}{dr} \right) = - \frac{8 \nu \tilde{v}^2}{C_p \chi R^4} r^3 \rightarrow \frac{dT}{dr} = \frac{2 \nu \tilde{v}^2}{C_p \chi R^4} r^3 + A \sim T(r) = \frac{2 \nu \tilde{v}^2}{2 C_p \chi R^4} r^4 + A \log r + B$$

$$\text{Poiché } T(\infty) \text{ dovesse essere finita, } A = 0; \quad T(R) = T_0 = -\frac{\nu \tilde{v}^2}{2 C_p \chi} + B \Rightarrow B = \frac{\nu \tilde{v}^2}{2 C_p \chi} + T_0$$

$$\therefore T(r) - T_0 = \frac{\nu \tilde{v}^2}{2 C_p \chi} \left[1 - \left(\frac{r}{R} \right)^4 \right] = \frac{1}{2} \frac{\tilde{J}^2}{C_p} \Pr \left(1 - \left(\frac{r}{R} \right)^4 \right)$$

(si noti che qui $|T - T_0| \sim \frac{\tilde{J}^2}{2 C_p} \Pr \cdot f(\text{geometria})$; cfr. la discussione nelle pagine successive).

Scambio termico solido - fluido: coefficiente di scambio termico e numero di Nusselt

Consideriamo il risballemente di un corpo che è stato immerso in un fluido. Come già visto (negli esempi di scambio di calore per il sottosuolo con condizione mista all'interfaccia), uno scambio tra solido e fluido (in quel caso l'atmosfera) è dato da un'espressione per la densità di flusso di calore q

$$q = \alpha (T_s - T_f)$$

con $T_s = T_{s, \text{sup}}$ temperatura superficiale del solido, T_f temperatura fondamentale (o caratteristica) del fluido,

e α = coefficiente di scambio termico (anche indicato come h).

Il flusso di calore sulla superficie del solido è

$$q = -K_s \frac{\partial T_s}{\partial x_n} = -K_f \frac{\partial T_f}{\partial x_n} \quad \text{con } x_n \text{ normale da } S(\text{solido}) \text{ verso } F(\text{fluido})$$

e K_s, T_s coefficiente di conduzione e temperatura del solido, K_f, T_f coefficiente di conduzione e temperatura del fluido.

$-K_s \frac{\partial T_s}{\partial x_n}$ = $\alpha (T_s - T_f)$ appunto la condizione mista già trattata. Evidentemente si ha

$$\alpha = -\frac{K_s \partial T_s / \partial x_n}{T_s - T_f} \sim \text{in variabili dimensionate} = -\frac{K_s}{L} \frac{\partial \theta / \partial x_n}{\theta}$$

$$\text{con } \theta = \theta (\bar{x} = \bar{x}/L, Re, Pr)$$

dove non includiamo una dipendenza temporale perché consideriamo lo stato stazionario raggiunto, in cui c'è comunque una ΔT tra la superficie del solido e il fluido per l'attività che fa dissipare calore nelle vicinanze del corpo (si noti a questo proposito una cosa importante: misurare la temperatura di un fluido immergendo una sonda può dare un risultato non del tutto esatto per un fluido in moto, perché la dissipazione, ovvero l'attività nei pressi della sonda, innalza la temperatura superficiale del solido T_s rispetto alla T_f ; in altre parole, la misura è perturbativa).

Pertanto α dipende da:

- Re ;

- Pr ;

- geometria del corpo/superficie (si intuisce già dall'esistenza di una lunghezza L che è stata per adimensionare $\bar{x}' = \bar{x}/L$).

Il coefficiente di scambio termico α non è ottimizzabile, ma gli si può associare un numero adimensionato

$$Nu = \alpha / K_f \quad \text{numero di Nusselt} \quad (\text{dove si usa il coefficiente di conduzione termica del fluido } K_f)$$

che come α è a sua volta una funzione $Nu(Re, Pr, \text{geometria della superficie})$, per piccoli Re ($Re \rightarrow \phi$), lasciando l'eq. del calore si riduce a

$$\nabla^2 T = \phi \Rightarrow T \text{ non dipende più da } Re, Pr, \Rightarrow Nu = Nu(\text{geometria}), \text{ si può}$$

determinare dal fluido a riposo, non entrando più le caratteristiche dinamiche (e del resto $Re \rightarrow \phi$ equivale a \bar{V} piccola).

Analizziamo ulteriormente il problema del corpo riscaldato da un fluido in moto perché ci porta a trattare (e poi adimensionare) diversamente l'eq. del calore.

Anche osservando il caso stazionario, ci sarà, come già spiegato, una differenza $T_1 - T_0$ tra solido e fluido per l'effetto nello strato limite. Nell'eq. del calore

$$\frac{DT}{Dt} = \chi \nabla^2 T + \underbrace{\sum_{ij} S_{ij} S_{ij}}_{2C_p}$$

Il termine dipendente dai gradienti di velocità e dalla viscosità è chiaramente non più trascurabile; inoltre, la $T_1 - T_0$ è effettivamente incognita, e ciò ci porta a cercare un modo diverso per ottimizzare l'equazione.

Il ragionamento è il seguente: data l'energia cinetica $E_k = \frac{1}{2} U^2$, per una variazione di velocità da zero nullo a U (caratteristica in quanto rappresentativa del gradiente tra superficie e bulk del fluido) si ha una $\Delta E_k \sim \frac{1}{2} U^2 = -\Delta E$ variazione di energia che a sua volta è $\Delta E = C_p \Delta T = q_a(T_1 - T_0) \Rightarrow$ usiamo

$$T_1 - T_0 = (T_1 - T_0) \vartheta = \frac{1}{2} \frac{U^2}{C_p} \vartheta \quad \text{come espressione per adimensionare } T;$$

$$\Rightarrow \frac{DT}{Dt} = \chi \nabla^2 T + \underbrace{\sum_{ij} S_{ij} S_{ij}}_{2C_p}$$

$$\frac{U}{L} \frac{1}{2} \frac{U^2}{C_p} \frac{D\vartheta}{Dt} = \chi \frac{U^2}{L^2} \nabla^2 \vartheta + \underbrace{\sum_{ij} \frac{U^2}{L^2} S_{ij} S_{ij}}_{\chi}$$

$$\Rightarrow \frac{Dg}{Dt} = \underbrace{\frac{X}{L_0} \nabla^2 g}_{1/RePr} + \underbrace{\frac{U}{L_0} S_{ij}' S_{ij}}_{1/Re} \Rightarrow \boxed{\frac{Dg}{Dt} = \frac{1}{Re} \left(\frac{1}{Pr} \nabla^2 g + S_{ij}' S_{ij} \right)}$$

e consideriamo i casi per diverse forme di valori di Re .

① Re intermedio : equazione completa

$$\frac{Dg}{Dt} = \frac{1}{Re} \left(\frac{1}{Pr} \nabla^2 g + S_{ij}' S_{ij} \right) \text{ ha secondo membro che è } f(Re, Pr)$$

$$\Rightarrow \text{tornando a grandezze reali } (g = \frac{c_p}{U^2} \Delta T) \text{ si ha } \overline{T_1 - T_0} \sim \frac{U^2}{c_p} f(Re, Pr)$$

② $Re \ll 1$

Si può annullare il primo membro, $\frac{Dg}{Dt} = 0 \Rightarrow \nabla^2 g = -Pr S_{ij}' S_{ij}$ che è un'eq. di Poisson
 \rightarrow (del resto $\nabla^2 g$ è grande per U piccola e Re piccolo)

con gli $S_{ij}' \sim$ ordine 1 sono stati adimensionati, e determinati dall'eq. di Navier-Stokes adimensionata, precisò funzione del numero di Reynolds;

$$\Rightarrow \nabla^2 g \sim Pr \cdot f(Re)$$

$$\text{e tornando a grandezze reali } \rightarrow \overline{T_1 - T_0} \sim \frac{U^2}{c_p} Pr \cdot f(Re)$$

(gradienti, laplaciani, derivate in generale sono primi cioè adimensionali e \sim ordine 1)

③ $Re \gg 1$

\bar{U}, \bar{T} variano solo in un sottile strato limite, non necessariamente lo stesso, di spessore di stanza

Se S' rispettivamente ; la loro differenza dipende dalle proprietà meccaniche del fluido, cioè da Pr,

l'energia dissipata per attrito e liberata nel fluido, per unità di volume è

$$\eta \left(\frac{U}{S} \right)^2 \Rightarrow \text{scritta invece per unità di superficie del solido } \eta U^2 / S ;$$

essa è pari al flusso di calore

$$q = -K \frac{D}{Dt} \sim X c_p p \frac{\overline{T_1 - T_0}}{S} \Rightarrow \eta U^2 = X c_p p (\overline{T_1 - T_0}) / S$$

$$\Rightarrow \overline{T_1 - T_0} = \frac{U^2}{X c_p S} \frac{S'}{S} = \frac{U^2}{c_p} Pr \left(\frac{S'}{S} \right) \Rightarrow \overline{T_1 - T_0} = \frac{U^2}{c_p} f(Pr) ; \text{ non contiene più } Re$$

a sua volta $f(Re)$