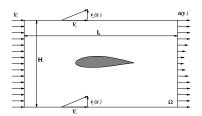
Esercizio 4.9 — Difetto di scia: stima resistenza. Calcolare la resistenza di un profilo immerso in una corrente stazionaria con velocità asintotica V_{∞} , sapendo la distribuzione della componente di velocità u(y) parallela a V_{∞} a valle del profilo e assumendo che:

- la pressione statica sul contorno del volume di controllo sia costante e pari a quella della corrente indisturbata a monte del profilo;
- sul lato superiore e inferiore del volume di controllo sia possibile trascurare la componente lungo l'asse x della perturbazione della velocità dovuta alla presenza del profilo:

$$\mathbf{V} = (V_{\infty} + u, v) \simeq (V_{\infty}, v).$$

$$(R = \int_0^H \rho \, u(y) [V_{\infty} - u(y)] dy.)$$



Soluzione

Concetti. Bilanci integrali di massa e quantità di moto. Equazioni di equilibrio (equazioni fondamentali della dinamica classica). Principio di azione e reazione. Integrale della normale su una superficie chiusa è identicamente nullo. Esperienza in laboratorio sul difetto di scia.

Svolgimento. Vengono scritti i bilanci integrali di massa e quantità di moto, opportunamente semplificati (ipotesi di stazionarietà $\frac{d}{dt} \equiv 0$, densità costante $\rho = \bar{\rho}$, ipotesi sulle condizioni sul bordo esterno del dominio); all'interno dei bilanci si possono riconoscere i termini legati alle azioni scambiate dal fluido con il profilo (l'incognita del problema); si sfrutta infine la geometria rettangolare del contorno esterno e le ipotesi su di esso per ottenere una forma ulteriormente semplificata dei bilanci e trovare la soluzione del problema.

• Scrittura e semplificazione dei bilanci di massa e quantità di moto.

$$\begin{cases}
\frac{d}{dt} \int_{\Omega} \rho + \oint_{\partial\Omega} \rho \boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}} = 0 & \text{(massa)} \\
\frac{d}{dt} \int_{\Omega} \rho \boldsymbol{u} + \oint_{\partial\Omega} \rho \boldsymbol{u} \boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}} + \oint_{\partial\Omega} p \hat{\boldsymbol{n}} - \oint_{\partial\Omega} \boldsymbol{s}_{\boldsymbol{n}} = 0 & \text{(quantità di moto)}
\end{cases} (4.73)$$

Nel problema, il controno del dominio fluido $\partial\Omega$ è costituito dal bordo rettangolare γ_{∞} lontano dal profilo e dal bordo γ_p coincidente con il profilo stesso. La forza F agente sul profilo è l'integrale degli sforzi generati dal fluido (uguali e contrari agli sforzi agenti sul fluido) sul contorno del profilo. Inoltre si può fare l'ipotesi di sforzi viscosi nulli e pressione costante sul bordo esterno: l'integrale sul dominio esterno si riduce all'integrale della normale su una superficie chiusa ed è quindi nullo. Si può dunque scrivere:

$$\oint_{\partial\Omega} (-p\hat{\boldsymbol{n}} + \boldsymbol{s_n}) = \oint_{\partial\Omega} \boldsymbol{t_n} = \underbrace{\oint_{\gamma_p} \boldsymbol{t_n}}_{=-\boldsymbol{F}} + \underbrace{\oint_{\gamma_{\infty}} \boldsymbol{t_n}}_{=0} = -\boldsymbol{F}$$
(4.74)

Osservazione. A differenza di quanto fatto in classe, non è stata fatta l'ipotesi di fluido non viscoso; il contributo all'infinito si annulla con l'ipotesi di pressione costante all'infinito e sforzi viscosi trascurabili. Per ritrovarsi con gli appunti, sostituire t_n con $-p\hat{n}$.

Dopo aver fatto l'ipotesi di stazionarietà e aver inserito la definizione di F appena data, le equazioni di bilancio possono essere scritte come:

$$\begin{cases}
\oint_{\partial\Omega} \rho \boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}} = 0 \\
\boldsymbol{F} = -\oint_{\partial\Omega} \rho \boldsymbol{u} \boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}}
\end{cases} (4.75)$$

Il bilancio di quantità di moto può essere scritto esplicitando e separando le componenti vettoriali.

$$F_{x}\hat{\boldsymbol{x}} + F_{y}\hat{\boldsymbol{y}} = -\oint_{\partial\Omega} \rho(u\boldsymbol{x} + v\boldsymbol{y})\boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}}$$

$$= -\hat{\boldsymbol{x}}\oint_{\partial\Omega} \rho u\boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}} - \hat{\boldsymbol{y}}\oint_{\partial\Omega} \rho v\boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}}$$
(4.76)

• Scrittura delle equazioni di bilancio in componenti (sfruttando la geometria rettangolare del bordo esterno: γ_1 indica il bordo di sinistra, γ_2 il bordo inferiore, γ_3 quello di destra, γ_4 quello superiore).

Attenzione: la normale è quella uscente dal dominio fluido. Sul contorno del profilo, la normale è entrante nel profilo. In più: non fare confusione tra azioni del profilo agenti sul fluido e azioni del fluido agenti sul profilo!

$$\begin{cases}
0 = \oint_{\partial\Omega} \rho \boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}} = -\int_{\gamma_1} \rho u - \int_{\gamma_2} \rho v + \int_{\gamma_3} \rho u + \int_{\gamma_4} \rho v \\
F_x = +\int_{\gamma_1} \rho u^2 + \int_{\gamma_2} \rho u v - \int_{\gamma_3} \rho u^2 - \int_{\gamma_4} \rho u v \\
F_y = +\int_{\gamma_1} \rho u v + \int_{\gamma_2} \rho v^2 - \int_{\gamma_3} \rho u v - \int_{\gamma_4} \rho v^2
\end{cases} \tag{4.77}$$

• Ipotesi sulla velocità sui lati orizzontali $(u|_{\gamma_2} = u|_{\gamma_4} = V_{\infty}$ costante), per poter ulteriormente semplificare il risultato.

$$\begin{cases} \int_{\gamma_2} \rho v - \int_{\gamma_4} \rho v = -\int_{\gamma_1} \rho u + \int_{\gamma_3} \rho u \\ F_x = +\int_{\gamma_1} \rho u^2 - \int_{\gamma_3} \rho u^2 + V_{\infty} \left[\int_{\gamma_2} \rho v - \int_{\gamma_4} \rho v \right] \end{cases}$$

$$(4.78)$$

E inserendo la prima nella seconda:

$$F_{x} = \int_{\gamma_{1}} \rho u^{2} - \int_{\gamma_{3}} \rho u^{2} + V_{\infty} \left[-\int_{\gamma_{1}} \rho u + \int_{\gamma_{3}} \rho u \right] =$$

$$= \int_{\gamma_{1}} \rho u(u - V_{\infty}) + \int_{\gamma_{3}} \rho u(V_{\infty} - u) = \quad (u|_{\gamma_{1}} = V_{\infty} \Rightarrow \text{il primo integrale è nullo})$$

$$= \int_{\gamma_{3}} \rho u(V_{\infty} - u) =$$

$$= \int_{0}^{H} \rho u(y)(V_{\infty} - u(y))dy$$

$$(4.79)$$

Osservazioni. Tramite la misura del campo di velocità in galleria è possibile stimare la resistenza del corpo. Le condizioni di "aria libera" e in galleria sono diverse. In generale, in galleria il fluido è confinato dalle pareti di galleria, maggiormente "vincolato". Inoltre sulle pareti della galleria esiste una condizione di adesione, u=0: per la conservazione della massa, il rallentamento del fluido in corrispondenza delle pareti della galleria viene compensato da un incremento della velocità nella regione "più lontana" dalla parete, rispetto a un corpo in aria libera. Per tenere conto di effetti di **bloccaggio** dovuti al confinamento in galleria, è necessario compiere delle correzioni delle misure sperimentali.

Agli effetti di bloccaggio, vanno aggiunti gli effetti di **galleggiamento** dovuti al gradiente di pressione lungo la galleria, che danno un effetto di resistenza aggiuntiva. Inoltre è importante che la dimensione del corpo rispetto alla dimensione della galleria non sia né "troppo grosso" (per problemi di 'bloccaggio'), né, di solito, "troppo piccolo" (per motivi di similitudine; ma sarà argomento di puntate successive del corso...). É importante avere in mente la necessità di prestare attenzione a questi aspetti, quando vengono svolte attività sperimentali. Ma questo sarà argomento di altri capitoli o di altri corsi...

4.4.1 Attività sperimentale: difetto di scia e volume di controllo.

L'esercizio svolto in precedenza risulta propedeutico per l'analisi dei dati ottenuti tramite alcune attività sperimentali, per ottenere delle risultanti di forze e momenti da misure del campo di velocità (e pressione, a volte) tramite i bilanci integrali. Le attività svolte nel mondo reale sono affette da imprecisioni e incertezze. La quantificazione (o almeno la stima) dell'incertezza del risultato di un'attività sperimentale è parte integrante del risultato stesso. I valori x_i , i=1:N di grandezze misurate possono essere combinati per calcolare delle grandezze derivate $f(x_i)$. I datasheet che accompagnano uno strumento raccolgono anche le informazioni sulla sua incertezza di misura, spesso in forma di intervallo di confidenza o di scarto quadratico medio. L'incertezza sulle misure sperimentali x_i si propaga sul valore della funzione $f(x_i)$. Nell'ipotesi che le incertezze di misura sulle variabili d_i siano tra di loro indipendenti e non correlate, è possibile utilizzare la **formula RSS** (**root-sum-squares**) per la propagazione dell'incertezza. Se la misura x_i ha incertezza σ_{x_i} , una stima dell'incertezza su f vale

$$\sigma_f^2 = \sum_{i=1}^N \left(\frac{\partial f}{\partial x_i}\right)^2 \sigma_{x_i}^2 \ . \tag{4.80}$$

L'incertezza σ_f^2 sulla quantità f, obiettivo dell'attività sperimentale, è un indicatore della bontà del metodo sperimentale utilizzato ed del sistema di miusra disponibile per tale attività. In generale, l'incertezza sulla grandezza desiderata deve essere "molto minore' della grandezza stessa: in caso contrario, l'apparato sperimentale risulterebbe indeguato all'esperimento. Essendo parte integrante del risultato, è buona regola indicare l'incertezza sui risultati delle attività sperimentali, ad esempio fornendone il valore numerico, il valore relativo alla misura o gli intervalli di confidenza sui grafici.

Risultante delle forze: bilancio di quantità di moto di un volume di controllo .

Esistono metodi sperimentali, come ad esempio la **PIV** (Particle Image Velocimetry o, in italiano, velocimetria a immagini di particelle), che permettono di ottenere il campo di velocità in un determinato istante all'interno di un dominio di misura, un piano bidimensionale o un volume tridimensionale. Il bilancio di quantità di moto del volume di controllo contenente un corpo solido permette poi di calcolare la risultante delle forze scambiate tra corpo e fluido.

Per semplicità, viene considerato un campo di moto bidimensionale, $\mathbf{u}(x,y) = u(x,y)\hat{\mathbf{x}} + v(x,y)\hat{\mathbf{y}}$. Ad esempio, il campo di moto attorno alla mezzeria di un'ala allungata senza freccia investita da una corrente con un angolo di incidenza ridotto è in buona approssimazione bidimensionale. In questo caso, misure PIV (PIV-2D-2C) forniscono le due componenti (2C) del campo di velocità nel piano (2D) di misura. Tramite il bilancio della quantità di moto del dominio bidimensionale, è possibile ottenere una stima della risultante delle forze (per unità di apertura) che esercita il fluido sul profilo di ala tagliato dal piano di misura. Considerando gli effetti viscosi trascurabili, al di fuori di regioni di dimensione ridotta nell'ambito di applicazioni aeronautiche (alto numero di Reynolds, strato limite

e scie sottili), il bilancio integrale della quantità di moto del fluido nel volume di misura fornisce, in un caso stazionario, la risultante delle forze R agenti sul corpo,

$$\mathbf{R} = -\oint_{S} \rho \mathbf{u} \mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}} - \oint_{S} p \hat{\mathbf{n}} , \qquad (4.81)$$

avendo trascurato il contributo delle forze di volume. Nell'ipotesi, più che sensata per molte applicazioni aeronautiche, che sia valido il teorema di Bernoulli sulla frontiera S del volume di controllo, la pressione viene espressa in funzione della velocità locale e dello stato della corrente asintotica,

$$p = p_{\infty} + \rho \frac{|U_{\infty}|^2}{2} - \rho \frac{|u|^2}{2} . \tag{4.82}$$

Inserendo questa espressione della pressione nell'espressione della risultante delle forze ed eliminando gli integrali (nulli) su una superficie chiusa delle quantità costanti moltiplicate per la normale alla superficie, come ad esempio $\oint_S p_{\infty} \hat{\boldsymbol{n}}$, si può esprimere la risultante \boldsymbol{R} della forza aerodinamica agente sul corpo in funzione della sola velocità del fluido sulla frontiera S,

$$\mathbf{R} = -\oint_{S} \rho \mathbf{u} \mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}} + \oint_{S} \rho \frac{|\mathbf{u}|^{2}}{2} \hat{\mathbf{n}} . \tag{4.83}$$

Sotto queste ipotesi, la forza aerodinamica agente sul corpo, in questo esempio l'obiettivo della misura, è stata scritta unicamente come funzione del campo di velocità sulla superficie S, fornito come "risultato diretto" dell'attività seprimentale. Per semplicità, la densità del fluido viene considerata costante e nota senza incertezza: nel caso che anche il campo di densità fosse affetto da incertezza, la formula RSS permette di aggiungere abbastanza facilmente il suo effetto a quello dovuto all'incertezza sulla misura del campo di velocità.

Risultante delle forze: discretizzazione.

Per la sua natura, la PIV fornisce dei risultati discreti (non continui): di solito, il campo di velocità viene misurato sui nodi di una griglia cartesiana. Per il calcolo della risultante \mathbf{R} sono necessari solamente gli N_n nodi esterni \mathbf{x}_i , $i=1:N_n$, posti sul contorno della griglia. Il campo di velocità viene approssimato (linearmente, per semplicità) utilizzando un approccio simile a quello impiegato nella modellazione numerica a elementi finiti. Viene introdotto un insieme completo di funzioni di base $\phi_i(\mathbf{x})$, $i=1:N_n$, lineari a tratti sul contorno S, grazie alle quali è possibile scrivere l'approssimazione \mathbf{u}^h del campo di velocità

$$u(x) \approx u^h(x) = \sum_{i=1}^{N_n} \phi_i(x) U_i$$
 (4.84)

Utilizzando funzioni di base lagrangiane, per le quali il valore della funzione *i*-esima $\phi_i(x)$ è uguale a uno sul nodo *i*-esimo x_i e zero sugli altri nodi,

$$\phi_i(\boldsymbol{x_j}) = \delta_{ij}$$
 , $\sum_{i=1}^{N_n} \phi_i(\boldsymbol{x}) = 1 , \forall i = 1 : N_n ,$ (4.85)

i coefficienti U_i della (4.84) concidono con i valori nodali, $U_i := u(x_i)$ ricavati nei punti x_i tramite la misura sperimentale. Introducendo il campo di velocità approssimato $u^h(x)$

nell'espressione della risultante delle forze, si ottiene una formula nella quale compaiono gli integrali di superficie del prodotto delle funzioni di base e del versore normale,

$$\mathbf{R} \approx \mathbf{R}^{h} = -\oint_{S} \rho \mathbf{u}^{h} \mathbf{u}^{h} \cdot \hat{\mathbf{n}} + \oint_{S} \rho \frac{\mathbf{u}^{h} \cdot \mathbf{u}^{h}}{2} \hat{\mathbf{n}} =
= -\rho \sum_{i=1}^{N_{n}} \sum_{j=1}^{N_{n}} \mathbf{U}_{i} \mathbf{U}_{j} \cdot \oint_{S} \phi_{i}(\mathbf{x}) \phi_{j}(\mathbf{x}) \hat{\mathbf{n}}(\mathbf{x}) + \frac{1}{2} \rho \sum_{i=1}^{N_{n}} \sum_{j=1}^{N_{n}} \mathbf{U}_{i} \cdot \mathbf{U}_{j} \oint_{S} \phi_{i}(\mathbf{x}) \phi_{j}(\mathbf{x}) \hat{\mathbf{n}}(\mathbf{x}) =
= -\rho \sum_{i=1}^{N_{n}} \sum_{j=1}^{N_{n}} \mathbf{U}_{i} \mathbf{U}_{j} \cdot \mathbf{I}_{ij} + \frac{1}{2} \rho \sum_{i=1}^{N_{n}} \sum_{j=1}^{N_{n}} \mathbf{U}_{i} \cdot \mathbf{U}_{j} \mathbf{I}_{ij} ,$$

$$(4.86)$$

dove sono stati introdotti i vettori $I_{ij} = \oint_S \phi_i(\boldsymbol{x})\phi_j(\boldsymbol{x})\hat{\boldsymbol{n}}(\boldsymbol{x})$, facilmente calcolabili in maniera analitica, come spiegato nella sezione §4.4.1.

Sensitività della risultante al campo di velocità.

Per ricavare tramite la formula RSS l'incertezza sulla misura della risultante delle forze R dall'incertezza sulle misure del campo di velocità u(x), è necessario calcolare la variazione di R rispetto al campo u(x). Perturbando il campo di velocità u(x) con la variazione $\delta u(x)$, e trascurando i termini di ordine superiore al primo, dopo aver sottratto l'equazione "non perturbata", si ottiene la perturbazione della risultante delle forze δR ,

$$R + \delta R = -\oint_{S} \rho(\mathbf{u} + \delta \mathbf{u})(\mathbf{u} + \delta \mathbf{u}) \cdot \hat{\mathbf{n}} + \oint_{S} \frac{1}{2} \rho(\mathbf{u} + \delta \mathbf{u}) \cdot (\mathbf{u} + \delta \mathbf{u}) \hat{\mathbf{n}}$$

$$\rightarrow \delta R = -\oint_{S} \rho \left[\mathbf{u} \hat{\mathbf{n}} \cdot \delta \mathbf{u} + \mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}} \delta \mathbf{u} \right] + \oint_{S} \rho \hat{\mathbf{n}} \mathbf{u} \cdot \delta \mathbf{u}$$

$$= \oint_{S} \rho \left[-\mathbf{u} \otimes \hat{\mathbf{n}} - (\mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}}) \mathbb{I} + \hat{\mathbf{n}} \otimes \mathbf{u} \right] \cdot \delta \mathbf{u} =$$

$$= \oint_{S} \nabla_{\mathbf{u}} \mathbf{R} \cdot \delta \mathbf{u} =$$

$$= \oint_{S} \left[\nabla_{\mathbf{u}} R_{x} \quad \nabla_{v} R_{x} \\ \nabla_{u} R_{y} \quad \nabla_{v} R_{y} \right] \cdot \begin{bmatrix} \delta \mathbf{u} \\ \delta \mathbf{v} \end{bmatrix} = \oint_{S} \left[\nabla_{\mathbf{u}} R_{x} \cdot \delta \mathbf{u} \\ \nabla_{\mathbf{u}} R_{y} \cdot \delta \mathbf{u} \end{bmatrix} ,$$

$$(4.87)$$

avendo introdotto il campo tensoriale della sensitività $\nabla_u \mathbf{R}(\mathbf{x})$ della risultante delle forze rispetto al campo di velocità $\mathbf{u}(\mathbf{x})$ ed evidenziato l'influenza delle due componenti del campo di velocità sulle due componenti di forza. L'equazione precedente può essere scritta con notazione indiciale

$$\delta R_i = \oint_S \nabla_{u_j} R_i \delta u_j = -\rho \oint_S \left[u_i n_j + u_k n_k \delta_{ij} - n_i u_j \right] \delta u_j , \qquad (4.88)$$

o esplicitamente in coordinate cartesiane, per ricavare l'espressione della sensitività della componenti della forza dalle singole componenti del campo di velocità,

$$\begin{cases}
\delta R_x &= \rho \oint_S \left[-un_x - un_x - vn_y + un_x \right] \delta u + \rho \oint_S \left[-un_y + vn_x \right] \delta v \\
\delta R_y &= \rho \oint_S \left[-vn_x + un_y \right] \delta u + \rho \oint_S \left[-vn_y - un_x - vn_y + vn_y \right] \delta v \\
\Rightarrow \begin{cases}
\delta R_x &= \rho \oint_S \left[-un_x - vn_y \right] \delta u + \rho \oint_S \left[-un_y + vn_x \right] \delta v = \oint_S \nabla_u R_x \, \delta u + \oint_S \nabla_v R_x \delta v \\
\delta R_y &= \rho \oint_S \left[-vn_x + un_y \right] \delta u + \rho \oint_S \left[-vn_y - un_x \right] \delta v = \oint_S \nabla_u R_y \, \delta u + \oint_S \nabla_v R_y \delta v \, .
\end{cases}$$
(4.89)

Sensitività della risultante alle misure di velocità.

Partendo dall'espansione (4.84) del campo di velocità, la variazione del campo $\boldsymbol{u}^h(\boldsymbol{x})$ diventa

$$\delta \boldsymbol{u}^{h}(\boldsymbol{x}) = \sum_{i=1}^{N_n} \phi_i(\boldsymbol{x}) \delta \boldsymbol{U}_i , \qquad (4.90)$$

avendo indicato con δU_i la variazione dei valori nodali del campo di velocità. Le funzioni di base sono note, e quindi la loro variazione è nulla. Introducendo l'espressione (4.90) di $\delta u^h(x)$ all'interno della formula (4.87) che lega la variazione δR alla variazione $\delta u(x)$,

$$\delta \mathbf{R} = \oint_{S} \nabla_{\mathbf{u}} \mathbf{R} \cdot \delta \mathbf{u} = \sum_{i=1}^{N_{n}} \oint_{S} \phi_{i}(\mathbf{x}) \nabla_{\mathbf{u}} \mathbf{R} \cdot \delta \mathbf{U}_{i} = \sum_{i=1}^{N_{n}} \nabla_{\mathbf{U}_{i}} \mathbf{R} \cdot \delta \mathbf{U}_{i} , \qquad (4.91)$$

si ricava l'espressione della sensitività $\nabla_{U_i} R$ della risultante delle forze rispetto alla misura di velocità U_i , in funzione della sensitività $\nabla_{U_i} R(x)$ della risultante rispetto al campo di velocità u(x) e alle funzioni di base $\phi_i(x)$,

$$\nabla_{U_i} \mathbf{R} = \oint_S \phi_i(\mathbf{x}) \nabla_{\mathbf{u}} \mathbf{R} . \tag{4.92}$$

La sensitività $\nabla_{U_i} R_k$ della componente R_k della risultante delle forze rispetto alla misura U_i è quindi

$$\nabla_{U_i} R_k = \oint_S \phi_i(\mathbf{x}) \nabla_{\mathbf{u}} R_k . \tag{4.93}$$

Sensitività della risultante alle misure di velocità: discretizzazione.

Inserendo l'approssimazione u^h nella formula della sensitività $\nabla_u R$, è possibile calcolare la sensitività della risultante alle misure di velocità U_i ,

$$\nabla_{\boldsymbol{U}_{i}}\boldsymbol{R} = \oint_{S} \phi_{i}(\boldsymbol{x}) \nabla_{\boldsymbol{u}} \boldsymbol{R} =$$

$$= \oint_{S} \phi_{i}(\boldsymbol{x}) \rho \left[-\boldsymbol{u} \otimes \hat{\boldsymbol{n}} - (\boldsymbol{u} \cdot \hat{\boldsymbol{n}}) \mathbb{I} + \hat{\boldsymbol{n}} \otimes \boldsymbol{u} \right] =$$

$$= \rho \sum_{j=1}^{N_{n}} \oint_{S} \phi_{i}(\boldsymbol{x}) \phi_{j}(\boldsymbol{x}) \left[-\boldsymbol{U}_{j} \otimes \hat{\boldsymbol{n}} - (\boldsymbol{U}_{j} \cdot \hat{\boldsymbol{n}}) \mathbb{I} + \hat{\boldsymbol{n}} \otimes \boldsymbol{U}_{j} \right] =$$

$$= \rho \sum_{j=1}^{N_{n}} \left[-\boldsymbol{U}_{j} \otimes \boldsymbol{I}_{ij} - (\boldsymbol{U}_{j} \cdot \boldsymbol{I}_{ij}) \mathbb{I} + \boldsymbol{I}_{ij} \otimes \boldsymbol{U}_{j} \right] ,$$

$$(4.94)$$

avendo riconosciuto i vettori I_{ij} definiti in precedenza. La sensitività della componente R_k alla misura U_i vale

$$\nabla_{\boldsymbol{U}_{i}}R_{k} = \rho \sum_{j=1}^{N_{n}} \left[-U_{j,k}\boldsymbol{I}_{ij} - (\boldsymbol{U}_{j} \cdot \boldsymbol{I}_{ij})\hat{\boldsymbol{e}}_{k} + I_{ij,k}\boldsymbol{U}_{j} \right] , \qquad (4.95)$$

dove \hat{e}_k è il versore in direzione k e $U_{j,k}$, $I_{ij,k}$ le componenti in quella direzione della misura U_i e del vettore I_{ij} .

 $^{^3}$ L'operazione di variazione ha proprietà simili a quelle di derivazione. Ad esempio la variazione del prodotto di due funzioni vale $\delta(ab) = \delta a \ b + a \ \delta b$.

Osservazione 1.

Si può dimostrare che le sensitività $\nabla_{U_i} \mathbf{R}$ sono le componenti del gradiente della formula (4.86) che esprime \mathbf{R} come una funzione quadratica delle variabili U_i .

Osservazione 2.

Utilizzando la formula generale (4.94) o utilizzando la forma discretizzata delle espressioni (4.89), si può dimostrare che

$$\nabla_{U_{i,x}} R_x = \nabla_{U_{i,y}} R_y = -\rho \sum_{j=1}^{N_n} \mathbf{U}_j \cdot \mathbf{I}_{ij}$$

$$-\nabla_{U_{i,y}} R_x = \nabla_{U_{i,x}} R_y = -\rho \sum_{j=1}^{N_n} \mathbf{U}_j \times \mathbf{I}_{ij} \cdot \hat{\mathbf{z}}$$

$$(4.96)$$

Incertezza sulla risultante dall'incertezza sulla misura di velocità.

Utilizzando la formula del campo u^h , viene calcolata la varianza $\sigma_{R_k}^2$ della componente R_k ,

$$\sigma_{R_{k}}^{2} = E[\delta R_{k} \delta R_{k}] = \rho^{2} E\left[\oint_{S(\boldsymbol{x})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_{k}(\boldsymbol{x}) \cdot \delta \boldsymbol{u}(\boldsymbol{x}) \oint_{S(\boldsymbol{y})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_{k}(\boldsymbol{y}) \cdot \delta \boldsymbol{u}(\boldsymbol{y})\right] =$$

$$= \oint_{S(\boldsymbol{x})} \oint_{S(\boldsymbol{y})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_{k}(\boldsymbol{x}) \cdot E\left[\delta \boldsymbol{u}(\boldsymbol{x}) \otimes \delta \boldsymbol{u}(\boldsymbol{y})\right] \cdot \nabla_{\boldsymbol{u}} R_{k}(\boldsymbol{y}) \approx$$

$$= \oint_{S(\boldsymbol{x})} \oint_{S(\boldsymbol{y})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_{k}(\boldsymbol{x}) \cdot \sum_{i=1}^{N_{n}} \sum_{j=1}^{N_{n}} \phi_{i}(\boldsymbol{x}) \phi_{j}(\boldsymbol{y}) E\left[\delta \boldsymbol{U}_{i} \otimes \delta \boldsymbol{U}_{j}\right] \cdot \nabla_{\boldsymbol{u}} R_{k}(\boldsymbol{y}) ,$$

$$(4.97)$$

dove sono state indicate esplicitamente le variabili indipendenti x, y sulle quali devono essere svolte le integrazioni.

Si fa l'ipotesi che l'incertezza della misura della componente in un punto sia indipendente dalla misura delle altre componenti della velocità nello stesso punto e dalla velocità negli altri punti del dominio. Si ipotizza inoltre che l'incertezza sulla singola misura in tutto il dominio sia uguale a σ_U^2 su tutte le componenti della velocità. L'espressione dei valori attesi $E[\delta U_i \otimes \delta U_j]$ diventa quindi

$$E[\delta \mathbf{U}_i \otimes \delta \mathbf{U}_j] = \sigma_U^2 \delta_{ij} \mathbb{I} \tag{4.98}$$

e di conseguenza l'incertezza della componente di forza R_k ,

$$\sigma_{R_k}^2 = \oint_{S(\boldsymbol{x})} \oint_{S(\boldsymbol{y})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_k(\boldsymbol{x}) \cdot \sum_{i=1}^{N_n} \phi_i(\boldsymbol{x}) \phi_i(\boldsymbol{y}) \cdot \nabla_{\boldsymbol{u}} R_k(\boldsymbol{y}) \sigma_U^2 =$$

$$= \sum_{i=1}^{N_n} \left\{ \oint_{S(\boldsymbol{x})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_k(\boldsymbol{x}) \phi_i(\boldsymbol{x}) \right\} \cdot \left\{ \oint_{S(\boldsymbol{y})} \nabla_{\boldsymbol{u}} R_k(\boldsymbol{y}) \phi_i(\boldsymbol{y}) \right\} \sigma_U^2 =$$

$$= \sum_{i=1}^{N_n} \nabla_{U_i} R_k \cdot \nabla_{U_i} R_k \ \sigma_U^2 =$$

$$= \sum_{i=1}^{N_n} |\nabla_{U_i} R_k|^2 \ \sigma_U^2 =$$

$$= \sum_{i=1}^{N_n} \left((\nabla_{U_{i,x}} R_k)^2 + (\nabla_{U_{i,y}} R_k)^2 \right) \ \sigma_U^2 \ ,$$

$$(4.99)$$

avendo riconosciuto la sensitività $\nabla_{U_i} R_k$ della componente di forza R_k rispetto alla misura della velocità $U_i = u(x_i)$.

Cenni sugli elementi finiti.

In questo paragrafo si fornisce qualche dettaglio sulla discretizzazione "a elementi finiti" usata nel calcolo della risultante aerodinamica e della sua incertezza. Un dominio S, come ad esempio la superficie di controno del volume di controllo considerato, viene suddiviso negli elementi S_k , l'unione dei quali costituisce il dominio S

$$S = \bigcup_{k=1}^{N_e} S_k \tag{4.100}$$

e che non hanno punti in comune tra di loro se non i bordi. Vengono poi definite delle funzioni di base $\phi_i(\boldsymbol{x})$, grazie alle quali è possibile approssimare (sulle quali viene proiettata) una funzione generica

$$f(\boldsymbol{x}) = \sum_{i=1}^{N_n} \phi_i(\boldsymbol{x}) f_i . \tag{4.101}$$

La dipendenza dalla variabile spaziale x è contenuta nelle funzioni di base $\phi(x)$, le quali vengono moltiplicate per i coefficienti f_i .

In generale, le funzioni $\phi_i(\mathbf{x})$ sono regolari a tratti, essendo regolari all'interno dei singoli elementi S_k e continue sui loro bordi. Nel metodo degli elementi finiti, le funzioni di base sono a supporto compatto, cioè sono diverse da zero solo su un dominio chiuso e limitato: il carattere "locale" delle singole funzioni di base viene sfruttato nel metodo degli elementi finiti per operare con matrici sparse, all'interno delle quali solo pochissimi elementi sono diversi da zero in ogni riga o colonna. Il supporto della funzione $\phi_i(\mathbf{x})$ è la parte di dominio al di di fuori della quale la funzione è nulla. Nel metodo degli elementi finiti, il supporto di $\phi_i(\mathbf{x})$ è costitutito dagli elementi S_k ai quali appartiene il nodo \mathbf{x}_i . Indichiamo il supporto di $\phi_i(\mathbf{x})$ con B_i .

Le funzioni di base vengono definite lagrangiane, se la funzione *i*-esima $\phi_i(\mathbf{x})$ è uguale a uno sul nodo *i*-esimo \mathbf{x}_i e zero sugli altri nodi,

$$\phi_i(\mathbf{x}_j) = \delta_{ij}$$
 , $\sum_{i=1}^{N_n} \phi_i(\mathbf{x}) = 1 , \forall i = 1 : N_n .$ (4.102)

In questo caso, i coefficienti f_i concidono con i valori nodali della funzione f(x), $f_i := f(x_i)$. Viene definita una connettività della griglia degli elementi finiti, che consiste in un elenco ordinato dell'indice dei nodi di ogni elemento: in questa maniera viene definita una numerazione locale dei nodi di ogni singolo elemento, che risulta utile nel calcolo degli integrali. Viene indicato con $I_k = \{i_{k1}, i_{k2}, \dots, i_{kn}\}$, l'elenco degli n nodi dell'elemento S_k .

In figura 4.1 è rappresentata una parte di una suddivisione in elementi finiti S_k di un dominio monodimensionale, sul quale sono definite delle funzioni di base lagrangiane, lineari a tratti, a supporto compatto: ad esempio, la funzione di base $\phi_{i2}(x)$ è diversa da zero solo sugli elementi S_{e1} e S_{e2} . Ogni elemento ha due nodi. Se viene definita la connettività nodi-elemento,

$$I_{e1} = \{i_1, i_2\}$$
,
 $I_{e2} = \{i_2, i_3\}$,
 $I_{e3} = \{i_4, i_3\}$,
(4.103)

il nodo i_1 è il primo nodo (quello che ha l'indice = 1 nella numerazione locale) dell'elemento S_{e1} , il nodo i_2 è il secondo nodo di S_{e1} e il primo di S_{e2} , il nodo i_3 è il secondo nodo sia di S_{e2} sia di S_{e3} , il nodo i_4 è il primo nodo di S_{e3} .

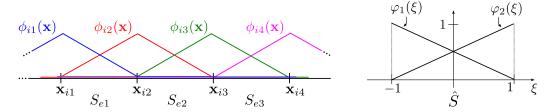


Figura 4.1: Esempio di funzioni di base lagrangiane lineari a tratti definite su un dominio monodimensionale.

Si utilizzano ora le proprietà della base di funzioni lineari a tratti $\phi_i(x)$ per calcolare i vettori I_{ij} che compaiono nel calcolo della risultante delle forze e nella sua varianza,

$$I_{ij} := \oint_{S} \phi_i(\boldsymbol{x}) \phi_j(\boldsymbol{x}) \hat{\boldsymbol{n}}(\boldsymbol{x}) . \tag{4.104}$$

Gli unici termini I_{ij} che non sono nulli sono quelli in cui compaiono due funzioni, che hanno supporti a intersezione non nulla, $B_i \cap B_j \neq 0$. In questi termini, il dominio di integrazione può essere limitato alla sola intersezione dei supporti delle due funzioni, essendo il prodotto di queste nullo al di fuori di esso. Ad esempio, facendo riferimento alla figura 4.1, il termine $I_{i2,i1}$ può essere riscritto come

$$I_{i2,i1} = \oint_{S} \phi_{i2}(\boldsymbol{x})\phi_{i1}(\boldsymbol{x})\hat{\boldsymbol{n}} = \int_{B_{i2}\cap B_{i1}} \phi_{i2}(\boldsymbol{x})\phi_{i1}(\boldsymbol{x})\hat{\boldsymbol{n}} = \int_{S_{e1}} \phi_{i2}(\boldsymbol{x})\phi_{i1}(\boldsymbol{x})\hat{\boldsymbol{n}}$$
, (4.105)

il termine $I_{i2,i2}$ può essere riscritto come

$$I_{i2,i2} = \oint_{S} \phi_{i2}(\mathbf{x})\phi_{i2}(\mathbf{x})\hat{\mathbf{n}} = \int_{B_{i2}} \phi_{i2}(\mathbf{x})\phi_{i2}(\mathbf{x})\hat{\mathbf{n}} = \int_{S_{e1}\cup S_{e2}} \phi_{i2}(\mathbf{x})\phi_{i2}(\mathbf{x})\hat{\mathbf{n}} , \quad (4.106)$$

mentre il termine $I_{i2,i4}$ è nullo. Gli integrali sugli elementi S_i nello spazio "fisico" possono essere calcolati sull'elemento di riferimento \hat{S} , definito in $\xi \in [-1,1]$. La trasformazione di coordinate che porta l'elemento di riferimento \hat{S} nell' elemento fisico S_k delimitato dai punti di coordinata x_{k1} e x_{k2} è

$$x = \frac{x_{k2} + x_{k1}}{2} + \frac{x_{k2} - x_{k1}}{2}\xi\tag{4.107}$$

e il suo "determinante" è

$$\frac{\partial x}{\partial \xi} = \frac{x_{k2} - x_{k1}}{2} = \frac{\ell_k}{2} \ . \tag{4.108}$$

Se si considera costante il versore normale $\hat{\boldsymbol{n}} = \hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}}$ sull'elemento finito S_{e1} e si utilizza la connettività nodi-griglia dell'esempio definita in (4.103), l'integrale $\boldsymbol{I}_{i2,i1}$ può essere trasformato nell'integrale sull'elemento di riferimento

$$\mathbf{I}_{i2,i1} = \int_{S_{e1}} \phi_{i2}(x)\phi_{i1}(x)\hat{\boldsymbol{n}}dx = \int_{\tilde{S}} \varphi_{2}(\xi)\varphi_{1}(\xi)\frac{\partial x}{\partial \xi}d\xi \,\,\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} = \\
= \int_{\xi=-1}^{1} \varphi_{2}(\xi)\varphi_{1}(\xi)\frac{\partial x}{\partial \xi}d\xi \,\,\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} , \tag{4.109}$$

avendo riconosciuto il legame tra l'elemento S_{e1} nel dominio fisico e quello di riferimento \hat{S} , $\phi_i(x) = \phi_i(x(\xi)) = \varphi_{i\ell}(\xi)$, dove è stato indicato con i^{ℓ} l'indice locale del nodo globale con indice i: dalla connettività dell'elemento S_{e1} risulta $i_1^{\ell} = 1$ $i_2^{\ell} = 2$. Il "determinante"

della trasformazione è noto e costante, $\partial x/\partial \xi|_{S_{e1}}=\ell_{S_{e1}}/2$. L'espressione delle funzioni sull'elemento locale è facilmente ricavabile. Le funzioni di base lagrangiane devono essere uguali a 1 in un nodo e zero in tutti gli altri. Considerando i punti $\xi=-1$ e x=1 come primo e secondo nodo dell'elemento di riferimento \hat{S} , le funzioni definite sull'elemento di riferimento valgono

$$\varphi_1(\xi) = \frac{1}{2}(1-\xi) \quad , \quad \varphi_2(\xi) = \frac{1}{2}(1+\xi) .$$
(4.110)

É immediato calcolare il valore degli integrali sull'elemento di riferimento,

$$\int_{-1}^{1} \varphi_{1}(\xi)\varphi_{1}(\xi)d\xi = \frac{2}{3} , \quad \int_{-1}^{1} \varphi_{1}(\xi)\varphi_{2}(\xi)d\xi = \frac{1}{3}
\int_{-1}^{1} \varphi_{2}(\xi)\varphi_{1}(\xi)d\xi = \frac{1}{3} , \quad \int_{-1}^{1} \varphi_{2}(\xi)\varphi_{2}(\xi)d\xi = \frac{2}{3} .$$
(4.111)

Questi valori vengono infine utilizzati nel calcolo dei vettori I_{ij} . I vettori dell'esempio valgono

$$\mathbf{I}_{i2,i1} = \int_{S_{e1}} \phi_{i2}(x)\phi_{i1}(x)\hat{\boldsymbol{n}}dx =
= \int_{\xi=-1}^{1} \varphi_{2}(\xi)\varphi_{1}(\xi)\frac{\partial x}{\partial \xi}\Big|_{S_{e1}} d\xi \,\,\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} = \frac{1}{3}\frac{\ell_{e1}}{2}\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} = \frac{\ell_{e1}}{6}\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} \,,
\mathbf{I}_{i2,i2} = \int_{S_{e1}\cup S_{e2}} \phi_{i2}(x)\phi_{i2}(x)\hat{\boldsymbol{n}} \,dx =
= \int_{S_{e1}} \phi_{i2}(x)\phi_{i2}(x)\hat{\boldsymbol{n}} \,dx + \int_{S_{e2}} \phi_{i2}(x)\phi_{i2}(x)\hat{\boldsymbol{n}} \,dx =
= \int_{\xi=-1}^{1} \varphi_{2}(\xi)\varphi_{2}(\xi)\frac{\partial x}{\partial \xi}\Big|_{S_{e1}} d\xi \,\,\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} + \int_{\xi=-1}^{1} \varphi_{1}(\xi)\varphi_{1}(\xi)\frac{\partial x}{\partial \xi}\Big|_{S_{e2}} d\xi \,\,\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e2}} =
= \frac{\ell_{e1}}{3}\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e1}} + \frac{\ell_{e2}}{3}\hat{\boldsymbol{n}}_{S_{e2}} \,.$$
(4.112)