Esercitazione n° 3

Laurea in Ingegneria Aerospaziale - A.A. 2024/2025

Solidi Assialsimmetrici

ESERCITAZIONE 3 – SOLIDI ASSIALSIMMETRICI

Redigere, sia per l'esercizio 1 sia per il 2, una breve relazione tecnica in forma di presentazione (max 10 slide)

Esercizio 1 – Dimensionamento di un accoppiamento forzato albero-mozzo

Una puleggia di alluminio (E= $7\cdot10^4$ MPa, $\nu = 0.3$, $\alpha^* = 23\cdot10^{-6}$ °C⁻¹) montata su un albero **pieno** in acciaio (E = $2\cdot10^5$ MPa, $\nu = 0.3$, $\alpha^* = 11\cdot10^{-6}$ °C⁻¹) è caratterizzata dalla seguente geometria:

 $D_{m,i} = d_{a,e} = 50 \text{ mm diametro interno mozzo (diametro esterno albero)}$

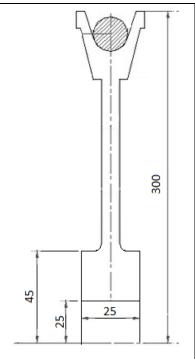
 $D_{m,e} = 90 \text{ mm diametro esterno mozzo}$

 $D_p = 600 \text{ mm diametro esterno puleggia}$

L = 25 mm lunghezza assiale mozzo

La finitura superficiale garantisce le seguenti rugosità: $R_a = R_m = 4 \mu m$ (finitura di tornio).

La coppia trasmessa è $M=150~\mathrm{Nm}$ (ipotizzate un coefficiente d'attrito f=0.2).



Il vostro compito è,

1. calcolate l'interferenza effettiva i_{eff} che garantisce la trasmissione della coppia considerando per il momento trasmissibile un coefficiente di sicurezza C = 1.5;

L'accoppiamento mozzo-albero è realizzato nel sistema foro base H7, la qualità di lavorazione dell'albero è 6; calcolate le tolleranze dell'accoppiamento sufficienti a trasmettere il momento M (ricordatevi della perdita di interferenza dovuta alla rugosità); trovate le tabelle delle tolleranze a pag. 24 del file **Discs_Chapter 5_Shaft-hub system v. 2024 11**

- 3. Disegnate l'andamento delle tensioni radiali e circonferenziali di mozzo e albero in funzione del raggio r.
- 4. Calcolate la tensione equivalente nel punto di progetto della puleggia e scegliere dalla Tabella 1 allegata la lega di alluminio appropriata per un coefficiente di sicurezza S = 1.5.
- 5. Descrivete cosa succede se in esercizio si verifica un riscaldamento uniforme di 30°C. Se necessario scegliere altre tolleranze, eventualmente cambiando anche la qualità di lavorazione e materiale del mozzo.

$$[p_{min} = 11.5 \text{ MPa}; i_{eff} = 20 \mu\text{m}; i_{nom} = 26 \mu\text{m}; \Delta i_{T} = -18 \mu\text{m}]$$

Esercitazione n° 3

Laurea in Ingegneria Aerospaziale - A.A. 2024/2025

Solidi Assialsimmetrici

Tabella 1

			Dimensioni			Caratteristiche meccaniche							
Designazione	Tipo Stato di fisico semilavorato		Spessore	Diame-tro	Sezione	Carico unitario di rottura		Carico unitario di scostamento dalla proporzionalità		Allungamento A min %		Durezza Brinell	
			S	d	A max.	R min.		R _{p0,2} (min.)		laminati	estrusi fuc/stamp	trafilati	HB min.
			mm	mm	mm ²	N/mm ²	kg/mm ²	N/mm ²	kg/mm ²				
P-AI Si 1 Mg Mn UNI 3571	Laminati e trafilati	R T N T A 14 T A 16	tutti da 0,8 a 4 da 0,8 a 4	- - -	- - -	90 205 235 295	9 21 24 30	40 110 135 245	4 11 14 25	25 22 20 11	- - -	25 20 18 10	30 50 70 90
	Estrusi	R TA 14 T A 16	da 0,8 a 4 - - -	- - -	12000 12000 12000	110 235 315	11 24 32	60 135 265	6 14 27		20 16 10		30 70 90
	Fucinati e stampati	T A 14 T A 16	≤ 100 ≤ 100	-	-	215 295	22 30	120 245	12 25	-	16 6	-	70 90
P-AI Mg 1 Si Cu UNI 6170	Laminati e trafilati	R T N T A 16	tutti da 0,8 a 6 da 0,8 a 6	- - -	- - -	100 205 295	10 21 30	50 110 245	5 11 25	16 15 10	-	15 13 8	30 50 90
	Estrusi	R T N T A 16	-		12000 12000 12000	110 175 265	11 18 27	60 110 235	6 11 24	1 1 1	16 16 9	1 1 1	30 50 80
	Fucinati e stampati	T A 16	≤ 100	-	-	265	27	235	24	-	8	-	80
P-I Zn 5,8 Mg Cu UNI 3735	Laminati e trafilati	R T A	≤ 20 da 0,5 a 20	-	-	185 520	19 53	90 445	9 45,5	9 6		9 6	50 145
	Estrusi	R 1 TA	tutti ≤ 38	-	-	185 540	19 55	90 480	9 49	1 1	9 7	1 1	50 145
	Fucinati e stampati	ТА	-	-	11 000	500	51	425	43,5	-	7	-	145

Simboli: R stato ricotto, H stato incrudito, Ta tempra di soluzione raffreddata in aria, T tempra di soluzione raffreddata in acqua, A invecchiamento artificiale, N invecchiamento naturale

Esercitazione n° 3

Laurea in Ingegneria Aerospaziale - A.A. 2024/2025

Solidi Assialsimmetrici

Esercizio 2 - Stato di tensione in un disco di turbina a spessore variabile (Metodo di Grammel).

Nella figura è schematizzato il quinto stadio di una turbina di bassa pressione per un motore aeronautico (spinta: 60000 lb). Il disco forato D (materiale: INCONEL 718) è collegato all'albero motore di bassa pressione tramite due flange non rappresentate nella figura. La parte superiore del disco è caratterizzata dalla presenza delle sedi S (slot) nelle quali si inseriscono le pale P.

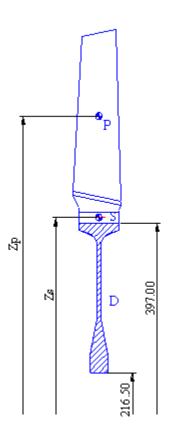
La velocità angolare dell'albero di bassa pressione è n = 3646 giri/min. La forza centrifuga agente sulle palette e sugli slot genera una tensione di trazione sul disco che consideriamo uniformemente distribuita.

Durante il funzionamento il disco è soggetto anche a un gradiente termico. La Tabella 1 riporta i parametri del materiale in funzione della temperatura; la Tabella 2 descrive la geometria del disco, e l'andamento della temperatura al variare del raggio durante il funzionamento: la Tabella 3 riporta alcuni raggi utili e le masse di pala e slot.

- 1. Calcolate, con il metodo di Grammel, e diagrammate in funzione del raggio r del disco, gli andamenti di
 - a) spostamento radiale u;
 - b) tensione radiale σ_r
 - c) tensione circonferenziale σ_c
 - d) tensione ideale σ_{id} (ipotesi di Von Mises)

separando i singoli contributi dovuti a

- forza centrifuga dovuto a pale e slot;
- carico di volume centrifugo del disco;
- distribuzione di temperatura;
- tutti i carichi agenti contemporaneamente.
- Calcolare, infine, con il criterio di Robinson, la velocità di *burst* del disco.
 Verificate che la tensione circonferenziale media dovuta alla temperatura è nulla (nei liniti degli errori di discretizzazione).



Esercitazione n° 3

Laurea in Ingegneria Aerospaziale - A.A. 2024/2025

Solidi Assialsimmetrici

Tabella 1 - Caratteristiche Inconel INCO718 al variare della temperatura

Temperatura	Modulo di Elasticità	Coeff. dilataz. termica α	Snervamento	Rottura
T	E	0.04	R_{p02}	$R_{\rm m}$
°C	MPa	°C-1	N/mm²	N/mm²
20	207600	12.9·10-6	1100	1339
100	202700	13.1·10-6	1061	1300
200	196600	13.4·10-6	1035	1255
300	190300	13.8·10-6	1015	1213
400	183700	14.2·10-6	1000	1190
500	177000	14.6·10-6	980	1170
550	173700	14.9·10-6	966	1153
600	170000	15.1.10-6	940	1136
650	165410	15.4·10-6	906	1054

Tabella 2 - Geometria e temperature

Raggio	Spessore	Temperatura T
mm	mm	°C
216.50	18.00	499.59
218.50	22.00	500.47
238.58	22.00	506.83
281.15	4.50	527.22
318.00	4.50	552.45
373.22	4.50	603.42
379.47	9.12	610.18
383.26	19.56	614.38
388.71	48.40	620.55
397.00	48.40	630.22

Tabella 3 – Dati

massa pala m _p	0.7369	kg
massa slot m _s	0.1205	kg
raggio del baricentro della pala z _p	0.5263	m
raggio del baricentro degli slot z _s	0.4040	m
numero di pale e di slot $(n_p = n_s)$	68	
densità INCONEL 718 ρ	8219.8	kg/m³

Esercitazione n° 3

Laurea in Ingegneria Aerospaziale - A.A. 2024/2025

Solidi Assialsimmetrici

SCHEMA DI RELAZIONE TECNICA

- Suddividete il disco in una serie di blocchi a spessore costante. Per questo disco sono necessarie almeno 5 suddivisioni.
- Per il generico blocco a spessore costante, scrivete, in forma letterale e aiutandovi con le dispense del corso, le relazioni fra gli spostamenti *u* e i seguenti carichi esterni:
 - 1. tensione radiale σ_r sia al raggio interno che al raggio esterno (è il caso del disco sottoposto a p_i e p_e , dove $p_i = -\sigma_{ri}$ e $p_e = -\sigma_{re}$);
 - 2. forza centrifuga fc;
 - 3. variazione di temperatura T-Trif rispetto alla temperatura ambiente Trif = 20°, e gradiente termico radiale $\Delta T/\Delta r$;

$$u^{T} = \frac{\alpha}{12} \frac{\Delta T}{\Delta r} \left[(\nu - 2) \cdot D^{2} + (1 - \nu) \cdot \frac{D_{e}^{2} + D_{i}^{2} + D_{e}D_{i}}{D_{e} + D_{i}} \cdot D + (1 + \nu) \cdot \frac{D_{e}^{2}D_{i}^{2}}{D_{e} + D_{i}} \frac{1}{D} \right] + \alpha \cdot (T - T_{rif}) \cdot \frac{D}{2}$$

- Per ogni blocco *k-esimo* scrivete gli spostamenti radiali totali al raggio interno u_i e al raggio esterno u_e in funzione dei carichi per unità di linea $n_i = \sigma_{ri}$ b e $n_e = \sigma_{re}$ b (b spessore del disco), delle forze centrifughe e del gradiente di temperatura;
- Riscrivete le equazioni precedenti, scrivendo, per ogni blocco, gli spostamenti radiali u e i carichi per unità di linea n al bordo esterno in funzione di quelli al bordo interno;

Per determinare gli elementi di matrici e vettori fate riferimento al capitolo **4_Discs_Chapter**

- **4_Rotating discs** pagina 25 e seguenti.
- Per ciascuno dei 4 set di carichi indicati nel testo, calcolate e diagrammate gli andamenti di:
 - spostamento radiale u,
 - tensione radiale σ_r
 - tensione circonferenziale σ_{c}
 - tensione ideale σ_{id} (criterio di Von Mises).

$$\begin{aligned} \begin{Bmatrix} u_e \\ u_i \end{Bmatrix}_k &= \begin{bmatrix} S/b_k & P/b_k \\ Q/b_k & R/b_k \end{bmatrix}_k \begin{Bmatrix} n_e \\ n_i \end{Bmatrix}_k + \begin{Bmatrix} u_e^{\omega} \\ u_i^{\omega} \end{Bmatrix}_k + \begin{Bmatrix} u_e^{T} \\ u_i^{T} \end{Bmatrix}_k \\ \begin{Bmatrix} u_e \\ u_i \end{Bmatrix}_k &= \begin{bmatrix} S' & P' \\ Q' & R' \end{bmatrix}_k \begin{Bmatrix} n_e \\ n_i \end{Bmatrix}_k + \begin{Bmatrix} \tilde{u}_e \\ \tilde{u}_i \end{Bmatrix}_k \end{aligned}$$

$$\left. \left\{ \begin{matrix} u_e \\ n_e \end{matrix} \right\}_k = \left[\begin{matrix} \alpha & \beta \\ \gamma & \delta \end{matrix} \right]_k \left\{ \begin{matrix} u_i \\ n_i \end{matrix} \right\}_k + \left\{ \begin{matrix} \varsigma \\ \xi \end{matrix} \right\}_k \equiv [T]_k \left\{ \begin{matrix} u_i \\ n_i \end{matrix} \right\}_k + \{V\}_k$$



Esercitazione n° 3

Laurea in Ingegneria Aerospaziale - A.A. 2024/2025

Solidi Assialsimmetrici

SOLUZIONE INGEGNERISTICA. Invece di eseguire il prodotto delle matrici [T] di ogni blocco tra loro e con i rispettivi vettori {V} per ottenere il sistema risolutivo finale si può optare per una soluzione ingegneristica che sfrutta la linearità del problema. Il metodo è descritto di seguito.

Eseguite un primo calcolo (condizione a)) con

- i carichi esterni
- uno spostamento radiale nullo $u_i^1 = 0$ al raggio interno del primo blocco.

Al raggio esterno dell'ultimo blocco si ottiene un valore di pe (ne) che non rispetta le condizioni al contorno.

Eseguite un secondo calcolo (condizione b)) con

- i carichi esterni
- uno spostamento radiale tentativo u_i = al raggio interno del primo blocco.

Anche in questo caso, al raggio esterno si otterrà un valore di pe (ne) che non rispetta le condizioni al contorno.

Sfruttando la linearità della relazione tra tensione radiale σ_r e spostamento radiale u, trovare lo spostamento radiale al bordo interno che soddisfa la condizione al contorno al bordo esterno.

Calcolate poi la soluzione in tutti i blocchi inserendo

- i carichi esterni
- lo spostamento radiale esatto al raggio interno. del primo blocco ui1.

$${u_e \brace n_e}_{1}^{1} = [T]^{1} \cdot {u_i \brace n_i}_{1}^{1} + \{V\}^{1}$$

e poi in sequenza tutti gli altri...

$$\begin{Bmatrix} u_e \\ n_e \end{Bmatrix}_a^j = \begin{Bmatrix} u_i \\ n_i \end{Bmatrix}_a^{j+1}$$

$${u_e \brace n_e}_{a}^{j+1} = [T]^{j+1} \cdot {u_i \brace n_i}_a^{j+1} + \{V\}^{j+1}$$

$$\begin{Bmatrix} u_e \\ n_e \end{Bmatrix}_h^1 = [T]^1 \cdot \begin{Bmatrix} u_i \\ 0 \end{Bmatrix}_h^1$$

e poi in sequenza tutti gli altri...

$$\begin{Bmatrix} u_e \\ n_e \end{Bmatrix}_b^j = \begin{Bmatrix} u_i \\ n_i \end{Bmatrix}_b^{j+1}$$

$${u_e \brace n_e}_b^j = {u_i \brace n_i}_b^{j+1} \qquad {u_e \brack n_e}_b^{j+1} = [T]^{j+1} \cdot {u_i \brack n_i}_b^{j+1}$$