R. Barboni - Costruzioni Aerospaziali - Esercitazione N. 4						
Cognome		. Nome	Matr			
-		ercitazione N.2 (nella c la presenza di un moto	quale si è ipotizzata una distribuzione di ore di peso assegnato)			
		enziali necessarie per la n le relative condizioni	a determinazione della deformata dell'ala i al contorno.			
tratto	equazione	C	ondizioni al contorno			
0 - L/3						
L/3 - 2/3 L						
2/3 L - L						
calcolino i va	dori di w in corrispond		ai vari tratti identificati sulla struttura e si $\frac{1}{3}$, $\frac{x=2}{3}$ L, $\frac{x=L}{3}$ dalla radice dell'ala (si $\frac{1}{3}$.3)			
tratto	linea elastica					
0 - L/3						
L/3 - 2/3 L						
2/3 L - L						
punti x =	w (mm)					
1/3 L						
2/3 L						
L						
	nino i valori di T = -El esercitazione n.2	(w'' ed M = -EIw''' e l	li si confrontino con I valori di T ed M			

4. Utilizzando le espressioni della funzione di influenza dello spostamento si confrontino i risultati ottenuti nel punto 2 relativamente alle stesse ascisse (ipotizzando nei due casi assente il peso del motore)

M (Nm)

T (N)

punti x =

L/3 (-) L/3 (+) 2/3 L

5. Si scriva l'energia tota	ale del sistema nell'ipot	esi che sia assente il peso de	el motore
6. Si scriva un'espressio utilizzando il metodo di		amento utile per determinare scelta.	e la soluzione
<u>-</u>	-	verificare i risultati ottenuti ortando nella seguente tabell	
punto	Linea elastica	Funzione di influenza	Metodo di Ritz
x = 1/3 L	2 200 2 2 2		
x = 2/3 L			
x = L			
longitudinale (ascissa a p	lemento un carico avent partire dalla radice dell' ni necessarie per risolve	e una distribuzione lineare i ala) pari a $q(x) = 3q_0 \left(1 - \frac{x}{L}\right)$ ere il problema ipotizzando	
2. Volendo utilizzare il r	metodo di Galerkin, si so	criva un'espressione di w (x	x,y) valida in tal senso
3. Si valuti l'entità dello	spostamento massimo,	determinando il punto in cu	ni si presenta
x =	y =	w =	
		<u>.</u>	