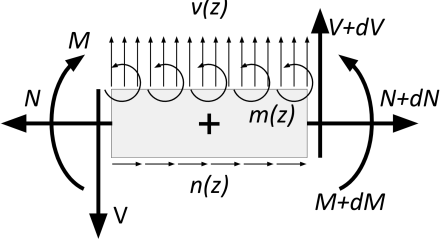
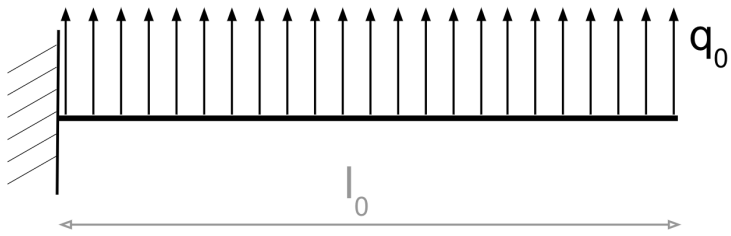


Ala - Schemi strutturali

Scheda Ala a sbalzo con carico distribuito costante

		
		Esempio
Peso dell'aereo (N)	W	1300.0 kg
Lunghezza semiala (m)	l_0	5 m
Risultati di calcolo		
Carico distribuito (N/m)	$q_0 = \frac{W}{2l_0}$	1275,3 N/m
Risultante della distribuzione (N)	$R = q_0 l_0$	6376,5 N
Taglio all'incastro (N)	$V_0 = q_0 l_0$	6376,5 N
Taglio lungo la semiala (N)	$V(z) = -q_0 z + q_0 l_0$	cfr Figura 1
Momento all'incastro (Nm)	$M_0 = \frac{q_0 l_0^2}{2}$	15941,25 Nm
Momento lungo la semiala	$M(z) = \frac{q_0}{2} z^2 - q_0 z + \frac{q_0^2 l_0}{2}$	cfr Figura 2

Diagrammi del taglio e del momento flettente

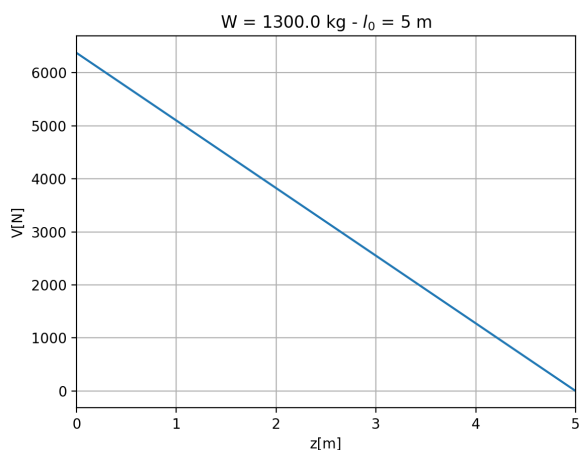


Figura 1

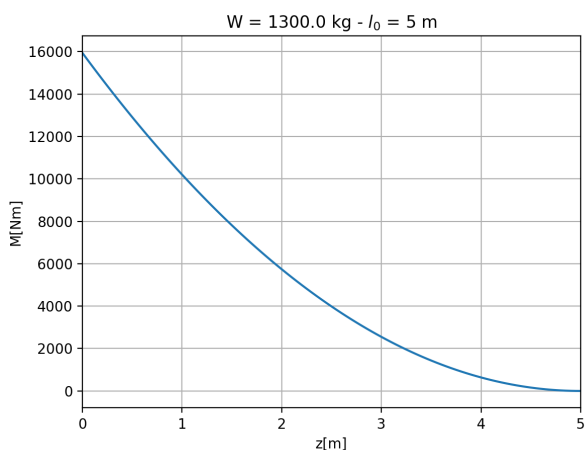


Figura 2