

Calcoli progetto.xlsx - Microsoft Excel

Home Inserisci Layout di pagina Formule Dati Revisione Visualizza Sviluppo Foxit Reader PDF

Calibri 11 G C S Unisci e centra Generale % 000 %0 %0

Formattazione condizionale Formatta come tabella Stili Inserisci Elimina Formato

Somma automatica Riempimento Cancellazione Ordina e filtra Trova e seleziona

C4

1	Legenda:						
2	BA=Bordo d'attacco						
3	CG=Centro geometrico						
4		Dati scelti					
5		Dati calcolati					
6							
7							
8							
9							
10					Risultati a 58000 Re		
11	Apertura alare ala principale	800	mm		Profilo alare	Clark Y	
12	Peso di volo stimato	700	g		Centro geometrico	31	% della corda media a partire dal bor
13	Carico alare stimato	40	g/dm ²		Efficienza massima	4°	
14	Area canard	25	% dell'area dell'ala principale		Cp a 4°	0,427	
15	Apertura alare canard	350	mm		Cr a 4°	0,0252	
16	Rapporto di rastremazione	0,6			Cp/Cr	16,94	
17					Distanza CG canard e CG ala princ.	422	mm
18							
19							
20							
21							
22							
23	Superficie alare	17,5	dm ²		Velocità minima VROU	12,24	m/s
24	Allungamento alare	3,66			Portanza ala princ.	524,79	g
25	Superficie ala principale	13,13	dm ²		Portanza canard	174,93	g
26	Superficie canard	4,38	dm ²		Portanza totale	700	g
27	Corda estremità ala princ.	123	mm				
28	Corda radice ala princ.	205	mm				
29	Corda media ala princ.	164	mm				
30	Corda estremità canard	94	mm				
31	Corda radice canard	156	mm				
32	Corda media canard	125	mm				
33	Distanza tra CG totale e CG ala principale	141	mm				
34	Distanza tra BA canard e BA ala princ. sulle corde alla radice	357	mm				
35	Lunghezza totale aeromodello	690	mm				
36							
37							
38							

Foglio1 Foglio2 Foglio3

Pronto

100%

09:42
14/07/2017