Výpočet těžiště modelu letadla

aerodynamický střed(**AC**), těžiště(**CG**), střední aerodynamická tětiva(**MAC**), neutrální bod(**NP**), plošné zatížení a rozpětí křídel

hloubka kořene křídla (A):	270	mm
hloubka konce křídla (B):	270	mm
šípovitost křídla (S):	0	mm
polovina rozpětí křídla (Y):	2750	mm
hloubka kořene ocasní plochy (AA):	380	mm
hloubka konce ocasní plochy (BB):	380	mm
šípovitost ocasní plochy (SS):	25	mm
polovina rozpětí ocasní plochy (YY):	590	mm
vzdálenost hrotů křídel (D):	1400	mm
typ stabilizační plochy VOP*:	standard ▼	

zvol **statickou rezervu** 10 %, pak vypočti

střední aerodynamická tětiva MAC	=270	mm
šípovitost v bodě MAC (C)	=0	mm
vzdálenost MAC od kořene (d)	=1375	mm
vzdálenost od hrotu po AC	=67.5	mm
vzdálenost od hrotu po NP	=253.8	mm
vzdálenost od hrotu po CG	=226.8	mm
plocha křídla	=1485000	mm^2
plocha stabilizátoru	=448400	mm^2
Wing Aspect Ratio	=20.37	
Tail Volume Ratio, Vbar	=1.61	

*zvolte nižší hodnotu účinnosti VOP, pokud je příliš blízko odtokové hraně hlavního křídla, nebo pokud je VOP kryta tlustým trupem