Géométrie de l'aile	
Longueur de l'aile (une seule aile, L)	L = 1.51 m
Corde de l'aile (c)	$c_n = 0.340 \text{ m}$
	$c_r = 0.606 \mathrm{m}$
	Note : la corde désigne la longueur entre le bord d'attaque de l'aile (avant) et le
	bord de fuite (arrière) à une position donnée le long de l'envergure de l'aile.
Périmètre du profil d'aile (p)	p = 2.0654 c
Aire du profil d'aile (A)	$A = 0.0851101c^2$
Épaisseur du revêtement de l'aile (t)	0.35 mm
Moments d'inertie du revêtement	$I_x = 0.0051752 c^3 t$
de l'aile par rapport au centroïde	$I_y = 0.17878 c^3 t$
	$I_{xy} = -0.0010805 c^3 t$
Centroïde du revêtement de l'aile	$x_C/c = 0.49251$
	$y_c/c = 0.046128$
Moments d'inertie du cœur de l'aile	$I_x = 9.8490 \times 10^{-5} c^4$
par rapport au centroïde	$I_y = 4.3219 \times 10^{-3} c^4$
	$I_{xy} = 8.3263 \times 10^{-5} c^4$
Centroïde du cœur de l'aile	$x_C/c = 0.40575$
	$y_c/c = 0.053017$
Paramètres des matériaux	
Matériau du revêtement de l'aile	Tissé (0/90) de type taffetas en fibre de carbone
	Propriétés élastiques :
	$E_x = E_y = 64 \text{ GPa}$
	G_{xy} = 5 GPa
	$v_{xy} = 0.047$
	Contrainte à la rupture en traction dans les directions x et y : 800 MPa
	Contrainte à la rupture en compression dans les directions x et y :700 MPa
	Contrainte à la rupture en cisaillement dans le plan : 130 MPa
	Les fibres à 0 degré sont alignées avec l'aile dans le sens de la longueur
Matériau du cœur	Mousse de polystyrène
	Module d'élasticité : 16 MPa
	Coefficient de Poisson : 0.1
	Contrainte à la rupture en traction : 300 kPa
	Limite d'élasticité en compression : 46 kPa
	Contrainte à la rupture en cisaillement dans le plan : 300 kPa