en	english	fr	français	de	deutsch
aoa	Angle of attackα	α	Angle d'attaque	α	Anstellwinkel
Alpha	Angle of attack	alpha	Angle d'attaque	alpha	Anstellwinkel
AR	Aspect ratio		Allongement	Lamda, Λ	Streckung
Beta	Angle of sideslip	β	Angle de dérapage	beta	Schiebewinkel
BL	Boundary layer		Couche limite		Grenzschicht
вм	Bending moment		Moment de flexion	Mb	Biegemoment
Cd	Section drag coefficient	Cxd	Coefficient de trainée de la section	cw	Widerstandsbeiwert (Profil bzw. lokal))
CD	Total drag coefficient	Сх	Coefficient de trainée total	cW	Gesamtwiderstandsbeiwert (Flugzeug)
Ci	Induced drag coefficient	Cxi	Coefficient de trainée induite	cwi	Induzierter Widerstandsbeiwert
CI	Section lift coefficient	Cz	Coefficient de portance de la section	са	Auftriebsbeiwert (Profil bzw. lokal))
CL	Total lift coefficient	CL	Coefficient de portance total	cA	Gesamtauftriebsbeiwert (Flugzeug)
CI/Cd	Glide ratio (airfoil)	CI/Cd	Finesse du profil	ca/cw	Gleitzahl (Profil)
CL/CD	Glide ratio (plane)	CL/CD	Finesse de l'avion	cA/cW	Gleitzahl (Flugzeug)
CI	Roll moment coefficient	CI	Coefficient e moment de roulis	CI	Rollmomentbeiwert
Cm	Pitching moment coefficient	Cm	Coefficient de moment de tangage	cm	Momentenbeiwert (Profil bzw. lokal))
Cm0	Pitching moment coefficient at zero lift	Cm0	Coefficeint de tangage à portance nulle	cm0	Momentenbeiwert bei Nullauftrieb
Cn	Yawing moment coefficient	Cn	Coefficient de moment de lacet	Cn	Giermomentbeiwert

en	english	fr	français	de	deutsch
Ср	Pressure coefficient	Ср	Coefficient de pression	ср	Druckbeiwert
CoG	Center of gravity	CG	Centre de gravité	s	Schwerpunkt
СР	Center of pressure	СР	Centre de Pression	D	Druckpunkt
Cpmin	Minimum pressure coefficient	Cpmin	? cf. XFoil	cp,min	Minimaler Durckbeiwert
е	Efficency factor		Coefficient de rendement d'Oswald	е	Oswald-Faktor
F/s	Pressure	F/s	Pression de surface = Force normale/surface	F/A	Kraft pro Panelfläche
gamma	Circulation	gamma	Circulation	gamma	Zirkulation
HMom	Hinge moment	HMom	Moment de charnière des volets		Moment um die Scharnierachse der Klappe
L	Lift		Portance	A	Auftrieb
LLT	Lifting line theory		Méthode de la ligne portante		Traglinien-Theorie
М	Moment	М	Moment	М	Moment
MAC	Mean aerodynamic chord	CAM	Corde Aérodynamique Moyenne	Lµ, l_my	Bezugsflügeltiefe
m.g.Vz	Power for horizontal flight	m.g.Vz	Puissance nécessaire pour le vol horizontal		Steigleistung
N	Normal lift	N	Portance normale	N	Normalkraft
NP	Neutral Point		Foyer	NP	Neutralpunkt
NCrit	Amplification factor of Tolmien-Schlichting waves	NCrit	Facteur d'amplication des ondes TS	NCrit	Anfachungsfaktor

en	english	fr	français	de	deutsch
q.Cp	Surface pressure = Pressure Coefficient * dynamic pressure (equals to F/s)	q.Cp	Pression de surface = pression dynamique * coef. de pression		Oberflächengeschwindigkeit * dynamischer Druck (Kraft pro Panelfläche)
Q/Vinf	Freestream velocity	Q/Vinf	Vitesse du flux à l'infini		Oberflächengeschwindigkeit (Freistrom)
VLM	Vortex lattice method	VLM	VLM	VLM	Wirbelgitter-Verfahren
VLM1	Vortex lattice method horseshoe	VLM1	VLM – tourbillons en fer à cheval	VLM1	Wirbelgitter-Verfahren mit Hufeisenwirbel
VLM2	Vortex lattice method ring?	VLM2	VLM – tourbillons en quadrlatères	VLM2	Wirbelgitter-Verfahren mit Ringwirbel
Re	Reynolds number	Re	Nobre de Reynolds	Re	Re-Zahl
X_CG	X-distance center of pravity	X_CG	Position en x du CG	xS	Schwerpunkt, X-Abstand von Flügelnase
X_CP	X-distance center of pressure	X_CP	Position en X du CP	xD	Druckpunkt, X-Abstand von Flügelnase
Xcp.Cl	used in calculation of neutral point		Valeur intermédiaire	Xcp * CI	Größe zur Neutralpunktberechnung
XNP	X-distance of neutral point	XNP	Position en X du foyer	xN	Neutralpunkt, X- Abstand von Flügelnase
Xtr bot	Transition lower side	Xtr bot	Postion en x de la transition laminaire/turbulent sur l'intrados		Grenzschichtumschlag Unterseite, X-Abstand
Xtr top	Transsition upper side	Xtr top	Postion en x de la transition laminaire/turbulent sur l'extrados		Grenzschichtumschlag Oberseite, X-Abstand