

en	english	de	deutsch
aoa	Angle of attack	$\alpha$	Anstellwinkel
Alpha	Angle of attack	alpha	Anstellwinkel
Beta	Angle of sideslip	beta	Schiebewinkel
BL	Boundary layer		Grenzschicht
BM	Bending moment	Mb	Biegemoment
Cd	Section drag coefficient	cw	Widerstandsbeiwert (Profil bzw. lokal))
CD	Total drag coefficient	cW	Gesamtwiderstandsbeiwert (Flugzeug)
ci	Induced drag coefficient	cwi	Induzierter Widerstandsbeiwert
cl	Section lift coefficient	ca	Auftriebsbeiwert (Profil bzw. lokal))
CL	Total lift coefficient	cA	Gesamtauftriebsbeiwert (Flugzeug)
Cl/Cd	Glide ratio (airfoil)	ca/cw	Gleitzahl (Profil)
CL/CD	Glide ratio (plane)	cA/cW	Gleitzahl (Flugzeug)
cm	Pitching moment	cm	Momentenbeiwert (Profil bzw. lokal))
cn	Normal lift coefficient	cn	Normalkraftbeiwert
cp	Pressure coefficient	cp	Druckbeiwert
CoG	Center of gravity	S	Schwerpunkt
Cpmin	Minimum pressure coefficient	cp,min	Minimaler Druckbeiwert
e	Efficiency factor	e	Oswald-Faktor
F/s	Pressure force (per panel area)	F/A	Kraft pro Panelfläche
HMom	Hinge moment		Moment um die Scharnierachse der Klappe
L	Lift	A	Auftrieb
LLT	Lifting line theory		Traglinien-Theorie
M	Moment	M	Moment
MAC	Mean aerodynamic chord	L $\mu$ , l $_my$	Bezugsflügelteufe
m.g.vz	Power to climb		Steigleistung
N	Normal lift	N	Normalkraft
NCrit	Amplification factor	NCrit	Anfachungsfaktor
q.Cp	Freestime velocity * dynamic pressure (equals to F/s)		Oberflächengeschwindigkeit * dynamischer Druck (Kraft pro Panelfläche)
Q/Vinf	Freestream velocity		Oberflächengeschwindigkeit (Freistrom)
VLM	Vortex lattice method	VLM	Wirbelgitter-Verfahren
VLM1	Vortex lattice method horseshoe	VLM1	Wirbelgitter-Verfahren mit Hufeisenwirbel

en	english	de	deutsch
<b>VLM2</b>	Vortex lattice method ring?	<b>VLM2</b>	Wirbelgitter-Verfahren mit Ringwirbel
<b>Re</b>	Reynoldsnumber	<b>Re</b>	Re-Zahl
<b>X_CG</b>	X-distance center of pravity	<b>xS</b>	Schwerpunkt, X-Abstand von Flügelnase
<b>X_CP</b>	X-distance center of pressure	<b>xD</b>	Druckpunkt, X-Abstand von Flügelnase
<b>Xcp.CI</b>	... used in calculation of neutral point	<b>Xcp * CI</b>	Größe zur Neutralpunktberechnung
<b>XNP</b>	X-distance of neutral point	<b>xN</b>	Neutralpunkt, X- Abstand von Flügelnase
<b>Xtr bot</b>	Transition lower side		Grenzschichtumschlag Unterseite, X-Abstand
<b>Xtr top</b>	Transsition upper side		Grenzschichtumschlag Oberseite, X-Abstand