



PanNr.=3 gamma=0,03800 Ca=0,64686 Re=39709

2D XD Y ca cwj ai Pos.Y [m] -0,94000

XS Y cwv Re

XN 0 BL cwg

Profilschnitt Sichtbar / unsichtbar Aktuelle Fläche

0) Amiga 01

NP verschieben

3D HL ZP L Symmetrie Check

Undo Redo

Flugzeug | Flügel | Auslegungsberechnung | Hilfsprogramme | Gesamtpolaren berechnen

Auslegungsberechnung für den stationären Flug

7,96325 Anstellwinkel [°] 0,00000 Schiebewinkel [°] 10

0,65711 Auslegungs-Ca 1,22500 rho [kg/m^3]

4,30209 Stabilitätsmaß [%] von L_my 0,00000 Flughöhe [m]

0,28800 Schwerpunktlage X [m] 15 Max. Iteration

4,83271 Fluggeschwindigkeit [m/s] 5 Iterationsschritt

Nachlaufkorrektur, Einzelausrichtung

Nachlaufkorrektur, Komplettausrichtung

16,27972 Gleitzahl E 3,51504 Gleitwinkel [°]

13,19672 Steigzahl epsilon 0,29685 vs [m/s]

360 Anzahl der Panels gesamt

Einstellungen Widerstandsberechnung

Profile mit Blasenwiderstand rechnen

0,000000 Rumpfqerschnittsfläche [m^2]

0,000000 Cw_rumpf

0,000000 Interferenzwiderstand Cw_int

Berechnung starten Berechnung Stopp Berechnete Werte

Aktueller Speicherbedarf 6157060 Byte