

[calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com)[unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

# Vleugelstaartbijdrage Formules

[Rekenmachines!](#)[Voorbeelden!](#)[Conversies!](#)

Bladwijzer [calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com), [unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

Breedste dekking van rekenmachines en groeiend - **30.000+ rekenmachines!**

Bereken met een andere eenheid voor elke variabele - **In ingebouwde eenheidsconversie!**

Grootste verzameling maten en eenheden - **250+ metingen!**

DEEL dit document gerust met je vrienden!

[Laat hier uw feedback achter...](#)



# Lijst van 15 Vleugelstaartbijdrage Formules

## Vleugelstaartbijdrage ↗

### 1) Aanvalshoek bij staart ↗

$$fx \quad \alpha_t = \alpha_w - i_w - \varepsilon + i_t$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.77\text{rad} = 0.083\text{rad} - 0.078\text{rad} - 0.095\text{rad} + 0.86\text{rad}$$

### 2) Aanvalshoek van de vleugel ↗

$$fx \quad \alpha_w = \alpha_t + i_w + \varepsilon - i_t$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.083\text{rad} = 0.77\text{rad} + 0.078\text{rad} + 0.095\text{rad} - 0.86\text{rad}$$

### 3) Downwash hoek ↗

$$fx \quad \varepsilon = \alpha_w - i_w - \alpha_t + i_t$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.095\text{rad} = 0.083\text{rad} - 0.078\text{rad} - 0.77\text{rad} + 0.86\text{rad}$$

### 4) Invalshoek van de staart ↗

$$fx \quad i_t = \alpha_t - \alpha_w + i_w + \varepsilon$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.86\text{rad} = 0.77\text{rad} - 0.083\text{rad} + 0.078\text{rad} + 0.095\text{rad}$$



**5) Invalshoek van de vleugel** ↗

$$fx \quad i_w = \alpha_w - \alpha_t - \varepsilon + i_t$$

**Rekenmachine openen** ↗

$$ex \quad 0.078\text{rad} = 0.083\text{rad} - 0.77\text{rad} - 0.095\text{rad} + 0.86\text{rad}$$

**6) Lift alleen vanwege staart** ↗

$$fx \quad L_t = F_L - L_w$$

**Rekenmachine openen** ↗

$$ex \quad 273.04\text{N} = 1073.04\text{N} - 800\text{N}$$

**7) Lift alleen vanwege Wing** ↗

$$fx \quad L_w = F_L - L_t$$

**Rekenmachine openen** ↗

$$ex \quad 800\text{N} = 1073.04\text{N} - 273.04\text{N}$$

**8) Staartgebied voor gegeven staartefficiëntie** ↗

$$fx \quad S_t = S \cdot \frac{C_L - CW_{lift}}{CT_{lift} \cdot \eta}$$

**Rekenmachine openen** ↗

$$ex \quad 1.803768\text{m}^2 = 5.08\text{m}^2 \cdot \frac{1.108 - 1.01}{0.3 \cdot 0.92}$$

**9) Staartliftcoëfficiënt van vleugel-staartcombinatie** ↗

$$fx \quad CT_{lift} = S \cdot \frac{C_L - CW_{lift}}{\eta \cdot S_t}$$

**Rekenmachine openen** ↗

$$ex \quad 0.300628 = 5.08\text{m}^2 \cdot \frac{1.108 - 1.01}{0.92 \cdot 1.8\text{m}^2}$$



## 10) Staartliftcoëfficiënt voor een bepaald pitchmoment ↗

**fx**  $CT_{lift} = -2 \cdot \frac{M_t}{l_t \cdot \rho_\infty \cdot V_{tail}^2 \cdot S_t}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $0.3 = -2 \cdot \frac{-218.6644 \text{N}^*\text{m}}{0.801511 \text{m} \cdot 1.225 \text{kg/m}^3 \cdot (28.72 \text{m/s})^2 \cdot 1.8 \text{m}^2}$

## 11) Tail Efficiency voor gegeven liftcoëfficiënten ↗

**fx**  $\eta = S \cdot \frac{C_L - C_W_{lift}}{CT_{lift} \cdot S_t}$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $0.921926 = 5.08 \text{m}^2 \cdot \frac{1.108 - 1.01}{0.3 \cdot 1.8 \text{m}^2}$

## 12) Tail Lift Coëfficiënt voor gegeven Pitching Moment Coëfficiënt ↗

**fx**  $CT_{lift} = - \left( Cm_t \cdot S \cdot \frac{c_{ma}}{\eta \cdot S_t \cdot l_t} \right)$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $0.29853 = - \left( -0.39 \cdot 5.08 \text{m}^2 \cdot \frac{0.2 \text{m}}{0.92 \cdot 1.8 \text{m}^2 \cdot 0.801511 \text{m}} \right)$

## 13) Totale lift van vleugel-staartcombinatie ↗

**fx**  $F_L = L_w + L_t$

[Rekenmachine openen ↗](#)

**ex**  $1073.04 \text{N} = 800 \text{N} + 273.04 \text{N}$



**14) Totale liftcoëfficiënt van vleugel-staartcombinatie** 

**fx**  $C_L = CW_{lift} + \left( \eta \cdot S_t \cdot \frac{CT_{lift}}{S} \right)$

**Rekenmachine openen** 

**ex**  $1.107795 = 1.01 + \left( 0.92 \cdot 1.8m^2 \cdot \frac{0.3}{5.08m^2} \right)$

**15) Wing Lift Coëfficiënt van vleugel-staart combinatie** 

**fx**  $CW_{lift} = C_L - \left( \eta \cdot S_t \cdot \frac{CT_{lift}}{S} \right)$

**Rekenmachine openen** 

**ex**  $1.010205 = 1.108 - \left( 0.92 \cdot 1.8m^2 \cdot \frac{0.3}{5.08m^2} \right)$



# Variabelen gebruikt

- $C_L$  Liftcoëfficiënt
- $c_{ma}$  Bedoel aerodynamisch akkoord (*Meter*)
- $Cm_t$  Staart pitching-momentcoëfficiënt
- $CT_{lift}$  Staartliftcoëfficiënt
- $CW_{lift}$  Vleugelliftcoëfficiënt
- $F_L$  Hefkracht (*Newton*)
- $L_t$  Lift vanwege staart (*Newton*)
- $L_w$  Lift vanwege vleugel (*Newton*)
- $M_t$  Pitching-moment vanwege staart (*Newtonmeter*)
- $S$  Referentiegebied (*Plein Meter*)
- $S_t$  Horizontaal staartgebied (*Plein Meter*)
- $V_{tail}$  Snelheid staart (*Meter per seconde*)
- $\alpha_t$  Horizontale aanvalshoek van de staart (*radiaal*)
- $\alpha_w$  Vleugelhoek van aanval (*radiaal*)
- $\epsilon$  Downwash-hoek (*radiaal*)
- $\eta$  Staartefficiëntie
- $\rho_\infty$  Freestream-dichtheid (*Kilogram per kubieke meter*)
- $i_t$  Staartinvalshoek (*radiaal*)
- $i_w$  Vleugelinvalshoek (*radiaal*)
- $l_t$  Horizontale staartmomentarm (*Meter*)



# Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Meting: Lengte** in Meter (m)  
*Lengte Eenheidsconversie* ↗
- **Meting: Gebied** in Plein Meter ( $m^2$ )  
*Gebied Eenheidsconversie* ↗
- **Meting: Snelheid** in Meter per seconde (m/s)  
*Snelheid Eenheidsconversie* ↗
- **Meting: Kracht** in Newton (N)  
*Kracht Eenheidsconversie* ↗
- **Meting: Hoek** in radiaal (rad)  
*Hoek Eenheidsconversie* ↗
- **Meting: Dikte** in Kilogram per kubieke meter ( $kg/m^3$ )  
*Dikte Eenheidsconversie* ↗
- **Meting: Moment van kracht** in Newtonmeter ( $N \cdot m$ )  
*Moment van kracht Eenheidsconversie* ↗



## Controleer andere formulelijsten

- Staartbijdrage Formules 
- Vleugelstaartbijdrage Formules 

DEEL dit document gerust met je vrienden!

## PDF Beschikbaar in

[English](#) [Spanish](#) [French](#) [German](#) [Russian](#) [Italian](#) [Portuguese](#) [Polish](#) [Dutch](#)

6/20/2024 | 8:48:35 AM UTC

[Laat hier uw feedback achter...](#)

