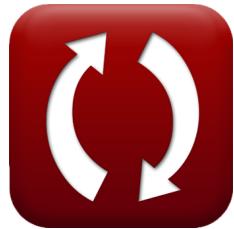


[calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com)[unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

# Aërodynamische parameters 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 11 Aërodynamische parameters Formules

## Aërodynamische parameters ↗

### 1) Giermomentcoëfficiënt voor gegeven verticale helling van de laadklepcurve



$$fx \quad C_n = l_v \cdot S_v \cdot Q_v \cdot C_v \cdot \frac{\beta + \sigma}{S \cdot b \cdot Q_w}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 1.401917 = 1.2m \cdot 5m^2 \cdot 11Pa \cdot 0.7rad^{-1} \cdot \frac{0.05rad + 0.067rad}{5.08m^2 \cdot 1.15m \cdot 0.66Pa}$$

### 2) Giermomentcoëfficiënt voor gegeven verticale staartvolumeverhouding

$$fx \quad C_n = V_v \cdot \eta_v \cdot C_v \cdot (\beta + \sigma)$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 1.391743 = 1.02 \cdot 16.66 \cdot 0.7rad^{-1} \cdot (0.05rad + 0.067rad)$$

### 3) SideSlip-hoek voor gegeven giermomentcoëfficiënt

$$fx \quad \beta = \left( \frac{C_n}{l_v \cdot S_v \cdot Q_v \cdot \frac{C_v}{S \cdot b \cdot Q_w}} \right) - \sigma$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.04984rad = \left( \frac{1.4}{1.2m \cdot 5m^2 \cdot 11Pa \cdot \frac{0.7rad^{-1}}{5.08m^2 \cdot 1.15m \cdot 0.66Pa}} \right) - 0.067rad$$



**4) Sidewash hoek**

$$fx \quad \sigma = \alpha_v - \beta$$

[Rekenmachine openen](#)

$$ex \quad 0.067\text{rad} = 0.117\text{rad} - 0.05\text{rad}$$

**5) Sidewash-hoek gegeven giermomentcoëfficiënt met behulp van spanwijdte**

$$fx \quad \sigma = \left( C_n \cdot S \cdot b \cdot \frac{Q_w}{l_v \cdot S_v \cdot Q_v \cdot C_v} \right) - \beta$$

[Rekenmachine openen](#)

ex

$$0.06684\text{rad} = \left( 1.4 \cdot 5.08\text{m}^2 \cdot 1.15\text{m} \cdot \frac{0.66\text{Pa}}{1.2\text{m} \cdot 5\text{m}^2 \cdot 11\text{Pa} \cdot 0.7\text{rad}^{-1}} \right) - 0.05\text{rad}$$

**6) Sidewash-hoek voor een bepaald moment Geproduceerd door verticale staart**

$$fx \quad \sigma = \left( \frac{N_v}{l_v \cdot C_v \cdot Q_v \cdot S_v} \right) - \beta$$

[Rekenmachine openen](#)

$$ex \quad 0.066883\text{rad} = \left( \frac{5.4\text{N*m}}{1.2\text{m} \cdot 0.7\text{rad}^{-1} \cdot 11\text{Pa} \cdot 5\text{m}^2} \right) - 0.05\text{rad}$$

**7) Sidewash-hoek voor gegeven giermomentcoëfficiënt**

$$fx \quad \sigma = \left( \frac{C_n}{V_v \cdot \eta_v \cdot C_v} \right) - \beta$$

[Rekenmachine openen](#)

$$ex \quad 0.067694\text{rad} = \left( \frac{1.4}{1.02 \cdot 16.66 \cdot 0.7\text{rad}^{-1}} \right) - 0.05\text{rad}$$



## 8) Yawing Moment Coëfficiënt met spanwijdte ↗

$$fx \quad C_n = \frac{N_v}{Q_w \cdot S \cdot b}$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 1.400517 = \frac{5.4N^*m}{0.66Pa \cdot 5.08m^2 \cdot 1.15m}$$

## 9) Zijsliphoeck gegeven giermomentcoëfficiënt en staartefficiëntie ↗

$$fx \quad \beta = \left( \frac{C_n}{V_v \cdot \eta_v \cdot C_v} \right) - \sigma$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.050694rad = \left( \frac{1.4}{1.02 \cdot 16.66 \cdot 0.7rad^{-1}} \right) - 0.067rad$$

## 10) Zijsliphoeck voor een bepaald moment Geproduceerd door verticale staart ↗

$$fx \quad \beta = \left( \frac{N_v}{l_v \cdot C_v \cdot Q_v \cdot S_v} \right) - \sigma$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.049883rad = \left( \frac{5.4N^*m}{1.2m \cdot 0.7rad^{-1} \cdot 11Pa \cdot 5m^2} \right) - 0.067rad$$

## 11) Zijsliphoeck voor vliegtuigen ↗

$$fx \quad \beta = \alpha_v - \sigma$$

[Rekenmachine openen ↗](#)

$$ex \quad 0.05rad = 0.117rad - 0.067rad$$



## Variabelen gebruikt

- $b$  Spanwijdte (*Meter*)
- $C_n$  Giermomentcoëfficiënt
- $C_v$  Verticale helling van de laadklepcurve (*1 / Radian*)
- $N_v$  Verticaal staartmoment (*Newtonmeter*)
- $Q_v$  Verticale staart dynamische druk (*Pascal*)
- $Q_w$  Vleugel dynamische druk (*Pascal*)
- $S$  Referentiegebied (*Plein Meter*)
- $S_v$  Verticaal staartgebied (*Plein Meter*)
- $V_v$  Verticale staartvolumeverhouding
- $\alpha_v$  Verticale aanvalshoek van de staart (*radiaal*)
- $\beta$  Zijsliphoek (*radiaal*)
- $\eta_v$  Verticale staartefficiëntie
- $\sigma$  Zijwashoek (*radiaal*)
- $l_v$  Verticale staartmomentarm (*Meter*)



# Constanten, functies, gebruikte metingen

- **Meting:** **Lengte** in Meter (m)  
*Lengte Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Gebied** in Plein Meter ( $m^2$ )  
*Gebied Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Druk** in Pascal (Pa)  
*Druk Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Hoek** in radiaal (rad)  
*Hoek Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Moment van kracht** in Newtonmeter ( $N \cdot m$ )  
*Moment van kracht Eenheidsconversie* 
- **Meting:** **Wederzijdse hoek** in 1 / Radian ( $rad^{-1}$ )  
*Wederzijdse hoek Eenheidsconversie* 



## Controleer andere formulelijsten

- Aërodynamische parameters  
[Formules](#) ↗
- Verticale staartbijdrage Formules  
↗
- Vleugel-staartinteractie Formules  
↗

DEEL dit document gerust met je vrienden!

## PDF Beschikbaar in

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

6/25/2024 | 6:06:46 AM UTC

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

