

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

# Estimation du poids Formules

[calculatrices !](#)[Exemples!](#)[conversions !](#)

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

Couverture la plus large des calculatrices et croissantes - **30 000+ calculatrices !**

Calculer avec une unité différente pour chaque variable - **Dans la conversion d'unité intégrée !**

La plus large collection de mesures et d'unités - **250+ Mesures !**

N'hésitez pas à PARTAGER ce document avec vos amis !

[Veuillez laisser vos commentaires ici...](#)



## Liste de 17 Estimation du poids Formules

### Estimation du poids ↗

1) Carburant de mission compte tenu du décollage, de la réserve et du poids zéro du carburant ↗

**fx**  $W_f = W_{TO} - W_{ZF} - W_{RF}$

Ouvrir la calculatrice ↗

**ex**  $28244\text{kg} = 45000\text{kg} - 15756\text{kg} - 1000\text{kg}$

2) Charge de carburant à partir de l'équation Unity ↗

**fx**  $W_f = W_{TO} - (W_E + W_P)$

Ouvrir la calculatrice ↗

**ex**  $29244\text{kg} = 45000\text{kg} - (8890\text{kg} + 6866\text{kg})$

3) Charge utile ↗

**fx**  $W_U = W_G - W_E$

Ouvrir la calculatrice ↗

**ex**  $7865\text{kg} = 16755\text{kg} - 8890\text{kg}$

4) Charge utile des avions ↗

**fx**  $W_P = W_{ZF} - W_E$

Ouvrir la calculatrice ↗

**ex**  $6866\text{kg} = 15756\text{kg} - 8890\text{kg}$



## 5) Masse à l'atterrissement compte tenu de la masse au décollage et de la masse du carburant de mission ↗

**fx**  $W_L = W_{TO} - W_f$

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

**ex**  $16756\text{kg} = 45000\text{kg} - 28244\text{kg}$

## 6) Masse à l'atterrissement étant donné la masse sans carburant et la masse de carburant de réserve ↗

**fx**  $W_L = W_{ZF} + W_{RF}$

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

**ex**  $16756\text{kg} = 15756\text{kg} + 1000\text{kg}$

## 7) Masse au décollage compte tenu de la réserve, de la mission et de la masse sans carburant ↗

**fx**  $W_{TO} = W_{ZF} + W_{RF} + W_f$

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

**ex**  $45000\text{kg} = 15756\text{kg} + 1000\text{kg} + 28244\text{kg}$

## 8) Masse maximale au décollage ↗

**fx** 
$$MTOW = \frac{W_P}{1 - \left( \left( \frac{W_E}{W_{TO}} \right) + \left( \frac{W_f}{W_{TO}} \right) \right)}$$

[Ouvrir la calculatrice ↗](#)

**ex** 
$$39279.18\text{kg} = \frac{6866\text{kg}}{1 - \left( \left( \frac{8890\text{kg}}{45000\text{kg}} \right) + \left( \frac{28244\text{kg}}{45000\text{kg}} \right) \right)}$$



**9) Poids à vide en fonctionnement** ↗

**fx**  $W_E = W_G - W_U$

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

**ex**  $8890\text{kg} = 16755\text{kg} - 7865\text{kg}$

**10) Poids à vide en fonctionnement à partir de l'équation Unity** ↗

**fx**  $W_E = W_{TO} - (W_P + W_f)$

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

**ex**  $9890\text{kg} = 45000\text{kg} - (6866\text{kg} + 28244\text{kg})$

**11) Poids à vide en fonctionnement en considérant un poids sans carburant** ↗

**fx**  $W_E = W_{ZF} - W_P$

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

**ex**  $8890\text{kg} = 15756\text{kg} - 6866\text{kg}$

**12) Poids brut** ↗

**fx**  $W_G = W_E + W_U$

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

**ex**  $16755\text{kg} = 8890\text{kg} + 7865\text{kg}$

**13) Poids de carburant nul compte tenu de la réserve et du poids à l'atterrissement** ↗

**fx**  $W_{ZF} = W_L - W_{RF}$

[Ouvrir la calculatrice](#) ↗

**ex**  $15756\text{kg} = 16756\text{kg} - 1000\text{kg}$



**14) Poids de carburant nul étant donné le carburant de mission, la réserve et le poids au décollage** 

**fx** 
$$W_{ZF} = W_{TO} - W_f - W_{RF}$$

**Ouvrir la calculatrice** 

**ex** 
$$15756\text{kg} = 45000\text{kg} - 28244\text{kg} - 1000\text{kg}$$

**15) Poids de la charge utile de l'équation Unity** 

**fx** 
$$W_P = W_{TO} - W_E - W_f$$

**Ouvrir la calculatrice** 

**ex** 
$$7866\text{kg} = 45000\text{kg} - 8890\text{kg} - 28244\text{kg}$$

**16) Poids zéro carburant** 

**fx** 
$$W_{ZF} = W_E + W_P$$

**Ouvrir la calculatrice** 

**ex** 
$$15756\text{kg} = 8890\text{kg} + 6866\text{kg}$$

**17) Supprimer le poids de l'équation de l'unité** 

**fx** 
$$W_{TO} = W_E + W_P + W_f$$

**Ouvrir la calculatrice** 

**ex** 
$$44000\text{kg} = 8890\text{kg} + 6866\text{kg} + 28244\text{kg}$$



## Variables utilisées

- **MTOW** Masse maximale au décollage (*Kilogramme*)
- **WE** Poids à vide en fonctionnement (*Kilogramme*)
- **WF** Charge de carburant (*Kilogramme*)
- **WG** Poids brut (*Kilogramme*)
- **WL** Poids à l'atterrissement (*Kilogramme*)
- **WP** Charge utile (*Kilogramme*)
- **WRF** Réserver du carburant (*Kilogramme*)
- **WTO** Masse au décollage (*Kilogramme*)
- **WU** Poids utile (*Kilogramme*)
- **WZF** Poids de carburant nul (*Kilogramme*)



# Constantes, Fonctions, Mesures utilisées

- **La mesure:** Lester in Kilogramme (kg)

Lester Conversion d'unité 



## Vérifier d'autres listes de formules

- Conception aérodynamique  
[Formules](#)
- Design structurel Formules
- Estimation du poids Formules

N'hésitez pas à PARTAGER ce document avec vos amis !

## PDF Disponible en

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

5/10/2024 | 9:26:41 AM UTC

[Veuillez laisser vos commentaires ici...](#)

