

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

# Proces projektowania Formuły

[Kalkulatory!](#)[Przykłady!](#)[konwersje!](#)

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

Najszerzy zasięg kalkulatorów i rosniecie - **30 000+ kalkulatorów!**

Oblicz z inną jednostką dla każdej zmiennej - **W wbudowanej konwersji jednostek!**

Najszerzy zbiór miar i jednostek - **250+ pomiarów!**

Nie krępuj się UDOSTĘPNIJ ten dokument swoim znajomym!

[Zostaw swoją opinię tutaj...](#)



## Lista 19 Proces projektowania Formuły

### Proces projektowania ↗

#### 1) Energia elektryczna dla turbin wiatrowych ↗

**fx**  $P_e = W_{\text{shaft}} \cdot \eta_g \cdot \eta_{\text{transmission}}$

[Otwórz kalkulator ↗](#)

**ex**  $0.192\text{kW} = 0.6\text{kW} \cdot 0.8 \cdot .4$

#### 2) Indukowany współczynnik napływu w Hover ↗

**fx**  $\lambda = \frac{v_i}{R_{\text{rotor}} \cdot \omega}$

[Otwórz kalkulator ↗](#)

**ex**  $4.142857 = \frac{58\text{m/s}}{0.007\text{km} \cdot 2\text{rad/s}}$

#### 3) Ładunek paliwa ↗

**fx**  $W_f = W_{\text{misf}} + W_{\text{ref}}$

[Otwórz kalkulator ↗](#)

**ex**  $9499\text{kg} = 8761\text{kg} + 738\text{kg}$

#### 4) Maksymalna ładowność ↗

**fx**  $W_{\text{pay}} = \text{MTOW} - W_{\text{OE}} - W_f$

[Otwórz kalkulator ↗](#)

**ex**  $52370\text{kg} = 62322\text{kg} - 453\text{kg} - 9499\text{kg}$

#### 5) Minimalny wskaźnik projektu ↗

**fx**  $DI_{\min} = \frac{(CI \cdot P_c) + (WI \cdot P_w) + (TI \cdot P_t)}{100}$

[Otwórz kalkulator ↗](#)

**ex**  $160 = \frac{(1327.913 \cdot 10.11) + (50.98 \cdot 15.1) + (95 \cdot 19)}{100}$



**6) Napór netto napędu** ↗

$$fx \quad F_t = m_{af} \cdot (V_J - V_f)$$

**Otwórz kalkulator** ↗

$$ex \quad 9.81N = 0.9\text{kg/s} \cdot (60.90\text{m/s} - 50\text{m/s})$$

**7) Okres indeksu konstrukcji przy minimalnym indeksie konstrukcji** ↗

$$fx \quad TI = \frac{(DI_{min} \cdot 100) - (WI \cdot P_w) - (CI \cdot P_c)}{P_t}$$

**Otwórz kalkulator** ↗

$$ex \quad 95.00008 = \frac{(160 \cdot 100) - (50.98 \cdot 15.1) - (1327.913 \cdot 10.11)}{19}$$

**8) Paliwo misji** ↗

$$fx \quad W_{misf} = W_f - W_{ref}$$

**Otwórz kalkulator** ↗

$$ex \quad 8761\text{kg} = 9499\text{kg} - 738\text{kg}$$

**9) Podany indeks wagi Minimalny indeks projektowy** ↗

$$fx \quad WI = \frac{(DI_{min} \cdot 100) - (CI \cdot P_c) - (TI \cdot P_t)}{P_w}$$

**Otwórz kalkulator** ↗

$$ex \quad 50.9801 = \frac{(160 \cdot 100) - (1327.913 \cdot 10.11) - (95 \cdot 19)}{15.1}$$

**10) Podsumowanie priorytetów celów wymagających maksymalizacji (samoloty wojskowe)** ↗

$$fx \quad P_{max} = P_p + P_f + P_b + P_m + P_r + P_d + P_s$$

**Otwórz kalkulator** ↗

$$ex \quad 76 = 11 + 14 + 10.5 + 6 + 13 + 12 + 9.5$$



### 11) Podsumowanie priorytetów wszystkich celów, które należy zminimalizować ↗

**fx**  $P_{\min} = P_c + P_w + P_t$

Otwórz kalkulator ↗

**ex**  $44.21 = 10.11 + 15.1 + 19$

### 12) Priorytet kosztu obiektywnego w procesie projektowania, biorąc pod uwagę minimalny wskaźnik projektu ↗

**fx**  $P_c = \frac{(DI_{\min} \cdot 100) - (WI \cdot P_w) - (TI \cdot P_t)}{CI}$

Otwórz kalkulator ↗

**ex**  $10.11 = \frac{(160 \cdot 100) - (50.98 \cdot 15.1) - (95 \cdot 19)}{1327.913}$

### 13) Priorytet obiektywnego okresu projektowania przy danym minimalnym wskaźniku projektu ↗

**fx**  $P_t = \frac{(DI_{\min} \cdot 100) - (WI \cdot P_w) - (CI \cdot P_c)}{TI}$

Otwórz kalkulator ↗

**ex**  $19.00002 = \frac{(160 \cdot 100) - (50.98 \cdot 15.1) - (1327.913 \cdot 10.11)}{95}$

### 14) Priorytet wagi obiektywnej w procesie projektowania, biorąc pod uwagę minimalny wskaźnik projektu ↗

**fx**  $P_w = \frac{(DI_{\min} \cdot 100) - (CI \cdot P_c) - (TI \cdot P_t)}{WI}$

Otwórz kalkulator ↗

**ex**  $15.10003 = \frac{(160 \cdot 100) - (1327.913 \cdot 10.11) - (95 \cdot 19)}{50.98}$

### 15) Rezerwa paliwa ↗

**fx**  $W_{\text{ref}} = W_f - W_{\text{misf}}$

Otwórz kalkulator ↗

**ex**  $738\text{kg} = 9499\text{kg} - 8761\text{kg}$



**16) Stosunek ciągu do masy przy prędkości pionowej ↗**

fx

Otwórz kalkulator ↗

$$TW = \left( \left( \frac{V_v}{V_a} \right) + \left( \left( \frac{P_{dynamic}}{W_S} \right) \cdot (C_{Dmin}) \right) + \left( \left( \frac{k}{P_{dynamic}} \right) \cdot (W_S) \right) \right)$$

ex

$$17.96714 = \left( \left( \frac{54\text{m/s}}{206\text{m/s}} \right) + \left( \left( \frac{8\text{Pa}}{5\text{Pa}} \right) \cdot (1.3) \right) + \left( \left( \frac{25}{8\text{Pa}} \right) \cdot (5\text{Pa}) \right) \right)$$

**17) Udział wagowy baterii ↗**

fx

Otwórz kalkulator ↗

$$WBF = \left( \frac{R}{E_{battery} \cdot 3600 \cdot \eta \cdot \left( \frac{1}{[g]} \right) \cdot LDmax_{ratio}} \right)$$

ex

$$0.054049 = \left( \frac{10\text{km}}{21\text{J/kg} \cdot 3600 \cdot 0.80 \cdot \left( \frac{1}{[g]} \right) \cdot 30} \right)$$

**18) Wskaźnik kosztów przy minimalnym wskaźniku projektowym ↗**

fx

Otwórz kalkulator ↗

$$CI = \frac{(DI_{min} \cdot 100) - (WI \cdot P_w) - (TI \cdot P_t)}{P_c}$$

ex

$$1327.913 = \frac{(160 \cdot 100) - (50.98 \cdot 15.1) - (95 \cdot 19)}{10.11}$$

**19) Zwiększanie zasięgu statku powietznego ↗**

fx

Otwórz kalkulator ↗

$$\Delta R = R_D - R_H$$

ex

$$334\text{km} = 1220\text{km} - 886\text{km}$$



## Używane zmienne

- $C_{D\min}$  Minimalny współczynnik oporu
- $CI$  Indeks kosztów
- $Dl_{\min}$  Minimalny wskaźnik projektu
- $E_{battery}$  Specyficzna pojemność energetyczna akumulatora (*Dżul na kilogram*)
- $F_t$  Siła napędu (*Newton*)
- $k$  Stała przeciągania wywołana podnoszeniem
- $L Dmax_{ratio}$  Maksymalny współczynnik siły nośnej do oporu statku powietrznego
- $m_{af}$  Masowe natężenie przepływu powietrza (*Kilogram/Sekunda*)
- $MTOW$  Maksymalna masa startowa (*Kilogram*)
- $P_b$  Priorytet grozy (%)
- $P_c$  Priorytet kosztów (%)
- $P_d$  Priorytet jednorazowego użytku (%)
- $P_{dynamic}$  Ciśnienie dynamiczne (*Pascal*)
- $P_e$  Moc elektryczna turbiny wiatrowej (*Kilowat*)
- $P_f$  Priorytet jakości lotu (%)
- $P_m$  Priorytet konserwacji (%)
- $P_{\max}$  Priorytet Suma celów, które należy zmaksymalizować (%)
- $P_{\min}$  Priorytetowa suma celów, które należy zminimalizować (%)
- $P_p$  Priorytet wydajności (%)
- $P_r$  Priorytet produktywności (%)
- $P_s$  Priorytet ukrywania się (%)
- $P_t$  Priorytet okresu (%)
- $P_w$  Priorytet wagi (%)
- $R$  Zasięg samolotu (*Kilometr*)
- $R_D$  Zakres projektowy (*Kilometr*)
- $R_H$  Zakres harmoniczny (*Kilometr*)



- **R<sub>rotor</sub>** Promień wirnika (*Kilometr*)
- **T<sub>I</sub>** Indeks okresu
- **T<sub>W</sub>** Stosunek ciągu do masy
- **V<sub>a</sub>** Prędkość samolotu (*Metr na sekundę*)
- **V<sub>f</sub>** Prędkość lotu (*Metr na sekundę*)
- **V<sub>i</sub>** Indukowana prędkość (*Metr na sekundę*)
- **V<sub>J</sub>** Prędkość Jetu (*Metr na sekundę*)
- **V<sub>v</sub>** Prędkość pionowa (*Metr na sekundę*)
- **W<sub>f</sub>** Ładunek paliwa (*Kilogram*)
- **W<sub>mif</sub>** Paliwo misji (*Kilogram*)
- **W<sub>OE</sub>** Operacyjna masa własna (*Kilogram*)
- **W<sub>pay</sub>** Ładunek (*Kilogram*)
- **W<sub>ref</sub>** Rezerwa paliwa (*Kilogram*)
- **W<sub>S</sub>** Ładowanie skrzydła (*Pascal*)
- **W<sub>shaft</sub>** Moc wału (*Kilowat*)
- **WBF** Udział masy akumulatora
- **WI** Indeks wagi
- **ΔR** Zwiększenie zasięgu statku powietznego (*Kilometr*)
- **η** Efektywność
- **η<sub>g</sub>** Wydajność generatora
- **η<sub>transmission</sub>** Efektywność transmisi
- **λ** Wskaźnik napływu
- **ω** Prędkość kątowa (*Radian na sekundę*)



## Stałe, funkcje, stosowane pomiary

- **Stał:** **[g]**, 9.80665  
*Przyspieszenie grawitacyjne na Ziemi*
- **Pomiar:** **Długość** in Kilometr (km)  
*Długość Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Waga** in Kilogram (kg)  
*Waga Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Nacisk** in Pascal (Pa)  
*Nacisk Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Prędkość** in Metr na sekundę (m/s)  
*Prędkość Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Moc** in Kilowat (kW)  
*Moc Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Zmuszać** in Newton (N)  
*Zmuszać Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Masowe natężenie przepływu** in Kilogram/Sekunda (kg/s)  
*Masowe natężenie przepływu Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Prędkość kątowa** in Radian na sekundę (rad/s)  
*Prędkość kątowa Konwersja jednostek* ↗
- **Pomiar:** **Specyficzna energia** in Dżul na kilogram (J/kg)  
*Specyficzna energia Konwersja jednostek* ↗



## Sprawdź inne listy formuł

- Konstrukcja aerodynamiczna Formuły 
- Projekt konstrukcyjny Formuły 
- Proces projektowania Formuły 
- Oszacowanie wagi Formuły 

Nie krępuj się UDOSTĘPNIJ ten dokument swoim znajomym!

### PDF Dostępne w

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

11/17/2024 | 6:31:34 AM UTC

[Zostaw swoją opinię tutaj...](#)

