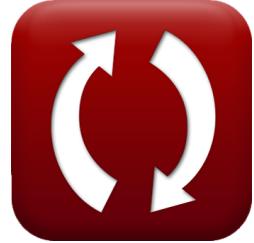




[calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com)



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

# Требования к подъему и перетаскиванию Формулы

Калькуляторы!

Примеры!

Преобразования!

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

Самый широкий охват калькуляторов и рост - **30 000+ калькуляторов!**

Расчет с разными единицами измерения для каждой переменной -

**Встроенное преобразование единиц измерения!**

Самая широкая коллекция измерений и единиц измерения - **250+ измерений!**



Не стесняйтесь ПОДЕЛИТЬСЯ этим документом с друзьями!

[Пожалуйста, оставьте свой отзыв здесь...](#)



## Список 19 Требования к подъему и перетаскиванию Формулы

### Требования к подъему и перетаскиванию ↗

1) Коэффициент аэродинамического сопротивления, вызванный подъемной силой, с учетом требуемой тяги ↗

**fx**  $C_{D,i} = \left( \frac{T}{P_{dynamic} \cdot S} \right) - C_{D,0}$

Открыть калькулятор ↗

**ex**  $0.94 = \left( \frac{100N}{10Pa \cdot 8m^2} \right) - 0.31$

2) Коэффициент лобового сопротивления для заданной тяговооруженности ↗

**fx**  $C_D = C_L \cdot TW$

Открыть калькулятор ↗

**ex**  $0.495 = 1.1 \cdot 0.45$

3) Коэффициент лобового сопротивления за счет подъемной силы для требуемой минимальной мощности ↗

**fx**  $C_{D,i} = 3 \cdot C_{D,0}$

Открыть калькулятор ↗

**ex**  $0.93 = 3 \cdot 0.31$



#### 4) Коэффициент подъемной силы для данной тяги и веса

**fx**  $C_L = W_{body} \cdot \frac{C_D}{T}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(e78f798d4ea5c530c9db49e7d26e6b95\_img.jpg\)](#)

**ex**  $1.105 = 221N \cdot \frac{0.5}{100N}$

#### 5) Коэффициент подъемной силы для заданной тяговооруженности

**fx**  $C_L = \frac{C_D}{TW}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(05be7c7a8995decd503647c99211f7c2\_img.jpg\)](#)

**ex**  $1.111111 = \frac{0.5}{0.45}$

#### 6) Коэффициент подъемной силы при минимально необходимой тяге

**fx**  $C_L = \sqrt{\pi \cdot e \cdot AR \cdot \left( \left( \frac{T}{P_{dynamic} \cdot A} \right) - C_{D,0} \right)}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(fe3aebe81acea8d45108cd2768939da7\_img.jpg\)](#)

**ex**  $1.103486 = \sqrt{\pi \cdot 0.51 \cdot 4 \cdot \left( \left( \frac{100N}{10Pa \cdot 20m^2} \right) - 0.31 \right)}$



## 7) Коэффициент сопротивления для заданной тяги и веса

**fx**  $C_D = \frac{T \cdot C_L}{W_{body}}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(e2376d476d06eb31946dc01a69a4403a\_img.jpg\)](#)

**ex**  $0.497738 = \frac{100N \cdot 1.1}{221N}$

## 8) Коэффициент сопротивления нулевого подъема при минимально необходимой тяге

**fx**  $C_{D0,min} = \frac{C_L^2}{\pi \cdot e \cdot AR}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(0b5e7e25e8775f7e7e80906ada4f0021\_img.jpg\)](#)

**ex**  $0.188801 = \frac{(1.1)^2}{\pi \cdot 0.51 \cdot 4}$

## 9) Коэффициент сопротивления нулевой подъемной силы для заданного коэффициента подъемной силы

**fx**  $C_{D,0} = \left( \frac{T}{P_{dynamic} \cdot A} \right) - \left( \frac{C_L^2}{\pi \cdot e \cdot AR} \right)$

[Открыть калькулятор !\[\]\(bd3b31712ad9bab5a241210fa6925cdd\_img.jpg\)](#)

**ex**  $0.311199 = \left( \frac{100N}{10Pa \cdot 20m^2} \right) - \left( \frac{(1.1)^2}{\pi \cdot 0.51 \cdot 4} \right)$



## 10) Коэффициент сопротивления нулевой подъемной силы для минимальной требуемой мощности ↗

**fx**  $C_{D,0} = \frac{C_{D,i}}{3}$

[Открыть калькулятор ↗](#)

**ex**  $0.31 = \frac{0.93}{3}$

## 11) Коэффициент сопротивления нулевой подъемной силы при заданной тяге ↗

**fx**  $C_{D,0} = \left( \frac{T}{P_{dynamic} \cdot S} \right) - C_{D,i}$

[Открыть калькулятор ↗](#)

**ex**  $0.32 = \left( \frac{100N}{10Pa \cdot 8m^2} \right) - 0.93$

## 12) Общая сила сопротивления с учетом требуемой мощности ↗

**fx**  $F_D = \frac{P}{V_\infty}$

[Открыть калькулятор ↗](#)

**ex**  $100N = \frac{3000W}{30m/s}$

## 13) Перетащите для горизонтального и неускоренного полета ↗

**fx**  $F_D = T \cdot \cos(\sigma_T)$

[Открыть калькулятор ↗](#)

**ex**  $99.995N = 100N \cdot \cos(0.01rad)$



#### 14) Подъемная сила для горизонтального и неускоренного полета при незначительном угле тяги

**fx**  $F_L = P_{dynamic} \cdot A \cdot C_L$

[Открыть калькулятор !\[\]\(9dfdaff1d86ba3c1f8353b4d1b61b8c5\_img.jpg\)](#)

**ex**  $220N = 10Pa \cdot 20m^2 \cdot 1.1$

#### 15) Подъемная сила для полета без ускорения

**fx**  $F_L = W_{body} - T \cdot \sin(\sigma_T)$

[Открыть калькулятор !\[\]\(2b376d1a92330ab09dad2665d2f89bf5\_img.jpg\)](#)

**ex**  $220N = 221N - 100N \cdot \sin(0.01rad)$

#### 16) Подъемная сила к лобовому сопротивлению с учетом требуемой тяги самолета

**fx**  $LD = \frac{W_{body}}{T}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(c444627dab9fee9a1550c053ffaaaae2\_img.jpg\)](#)

**ex**  $2.21 = \frac{221N}{100N}$

#### 17) Скорость набегающего потока при заданной требуемой мощности

**fx**  $V_\infty = \frac{P}{T}$

[Открыть калькулятор !\[\]\(06a315363e7801bba8c7489a6694af19\_img.jpg\)](#)

**ex**  $30m/s = \frac{3000W}{100N}$



**18) Скорость свободного потока с учетом общей силы сопротивления**

**fx**  $V_{\infty} = \frac{P}{F_D}$

Открыть калькулятор

**ex**  $30.003 \text{ m/s} = \frac{3000 \text{ W}}{99.99 \text{ N}}$

**19) Сопротивление для горизонтального и неускоренного полета при незначительном угле тяги**

**fx**  $F_D = P_{\text{dynamic}} \cdot A \cdot C_D$

Открыть калькулятор

**ex**  $100 \text{ N} = 10 \text{ Pa} \cdot 20 \text{ m}^2 \cdot 0.5$



# Используемые переменные

- **A** Область (*Квадратный метр*)
- **AR** Соотношение сторон крыла
- **C<sub>D</sub>** Коэффициент сопротивления
- **C<sub>D,0</sub>** Нулевой коэффициент подъемной силы
- **C<sub>D,i</sub>** Коэффициент сопротивления вследствие подъемной силы
- **C<sub>D0,min</sub>** Коэффициент сопротивления нулевой подъемной силы при минимальной тяге
- **C<sub>L</sub>** Коэффициент подъема
- **e** Фактор эффективности Освальда
- **F<sub>D</sub>** Сила сопротивления (*Ньютон*)
- **F<sub>L</sub>** Подъемная сила (*Ньютон*)
- **LD** Отношение подъемной силы к лобовому сопротивлению
- **P** Власть (*Bamm*)
- **P<sub>dynamic</sub>** Динамическое давление (*паскаль*)
- **S** Эталонная область (*Квадратный метр*)
- **T** Толкать (*Ньютон*)
- **TW** Отношение тяги к весу
- **V<sub>∞</sub>** Скорость свободного потока (*метр в секунду*)
- **W<sub>body</sub>** Вес тела (*Ньютон*)
- **σ<sub>T</sub>** Угол тяги (*Радиан*)



# Константы, функции, используемые измерения

- **постоянная:** **pi**, 3.14159265358979323846264338327950288  
*постоянная Архимеда*
- **Функция:** **cos**, cos(Angle)  
Косинус угла – это отношение стороны, прилежащей к углу, к гипотенузе треугольника.
- **Функция:** **sin**, sin(Angle)  
Синус — тригонометрическая функция, описывающая отношение длины противоположной стороны прямоугольного треугольника к длине гипотенузы.
- **Функция:** **sqrt**, sqrt(Number)  
Функция извлечения квадратного корня — это функция, которая принимает на вход неотрицательное число и возвращает квадратный корень из заданного входного числа.
- **Измерение:** **Область** in Квадратный метр ( $m^2$ )  
Область Преобразование единиц измерения
- **Измерение:** **Давление** in паскаль (Pa)  
Давление Преобразование единиц измерения
- **Измерение:** **Скорость** in метр в секунду (m/s)  
Скорость Преобразование единиц измерения
- **Измерение:** **Сила** in Ватт (W)  
Сила Преобразование единиц измерения
- **Измерение:** **Сила** in Ньютон (N)  
Сила Преобразование единиц измерения
- **Измерение:** **Угол** in Радиан (rad)  
Угол Преобразование единиц измерения



## Проверьте другие списки формул

- Требования к подъему и перетаскиванию Формулы ↗

Не стесняйтесь ПОДЕЛИТЬСЯ этим документом с друзьями!

PDF Доступен в

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

5/15/2024 | 9:48:03 AM UTC

[Пожалуйста, оставьте свой отзыв здесь...](#)

