

水ロケットの性能計算書

2017. 4.21

必要加圧と到達高度と飛行距離の概算に利用できます

表1 加圧と到達高度・到達距離の関係

加圧	kPa	203	304	405	507	608	708
噴出速度	U1 (m/s)	14.2	20	24.5	28.3	31.6	34.6
推力 N	F (N)	6	12	18	24	30	36
推力重量比	F/W	2.2	4.3	6.6	9.8	10.9	13.1
鉛直到達高度	Y(m)	10.3	20.4	30.6	40.9	50.9	61.1
飛行時間	t (sec)	2.9	4.1	5	5.8	6.4	7.1
45°到達高度	Y (m)	5.1	10.2	15.3	20.4	25.3	30.5
到達距離	X(m)	20.6	40.1	61.3	81.7	101.9	122.2
飛行時間	t (s)	2.1	2.9	3.5	4.1	4.6	5

自重 65g
 離陸重量 280g
 ゼロ燃料 80g
 搭載燃料 200g (ペイロード)
 平均重量 100g
 ノズル径 6φ

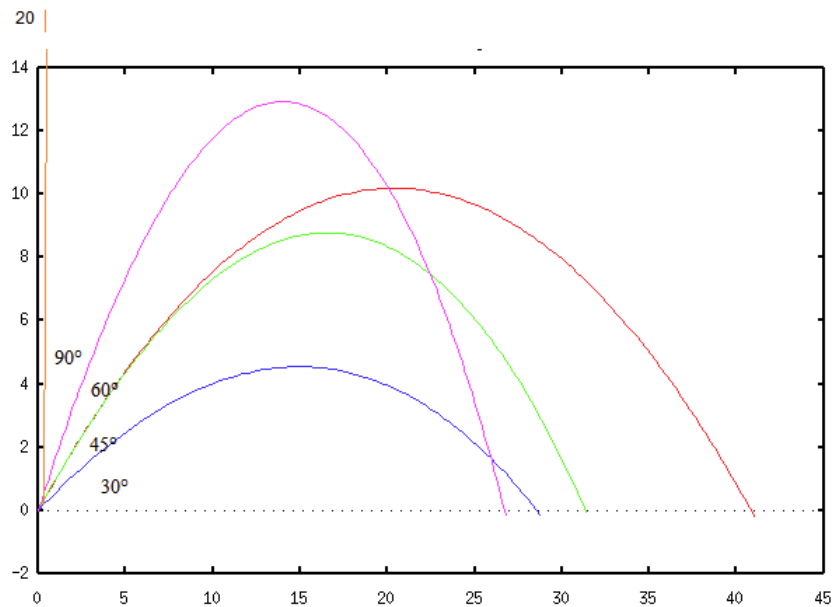


図1 水ロケット軌跡のシミュレーション

水ロケットの推力と飛行性能

1 使用する記号

g : 重力加速度 9.807 m/s²

t : 時間 sec

ρ : 水の密度 1000 kg/m³

W_0 : 自重、燃料(水)なしの重量 kg

W : 離陸重量 kg

W_m : 平均重量 kg

c : 燃料(水)の容量 kg

r : ノズル半径 m

S : ノズル面積 m²

P : 加圧 kPa

F : 推力 N (kg m/s²)

N_s : 総推力(Kg m/s)

F/W : 推力重力比 (無次元数)

Q_n : 運動量

U_1 : ボトル内流速 0 m/s

U_2 : ノズル流速 m/s

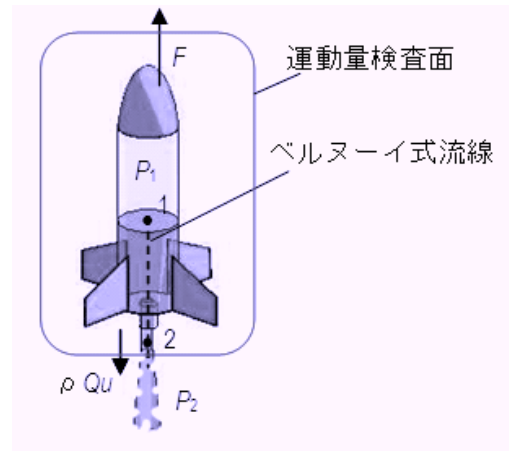
V_0 : 離陸速度 m/s

V_y : 鉛直慣性速度 m/s

Y_0 : 燃焼距離 m

Y : 鉛直距離 m

X : 水平距離 m



水ロケットの基本関係式

$$F = \rho Q_1 U_1 - \rho Q_2 U_2 = -\rho S_1 U_1 - \rho S_2 U_2$$
$$P_1/\rho = P_2/\rho + 1/2 U_2^2$$

2. 推力の計算

S ペットボトルの口の面積 0.00003 m²、

P_1 ペットボトル内の圧力 304kPa (3気圧) 44.088psi で計算する

ベルヌーイの関係式から $P_1/\rho = P_2/\rho + 1/2 U_2^2$

$$U_2 = \sqrt{2 (P_1 - P_2) / \rho} = \sqrt{2 (303-101) \times 10^3 / 1000} = 20 \text{ m/s} \text{ ----- ①}$$

$$F = \rho Q_1 U_1 - \rho Q_2 U_2 = - \rho S_1 U_1 - \rho S_2 U_2 \text{、 } U_1 = 0 \text{ だから第1項はゼロ}$$

$$F = - \rho Q_2 U_2 = - 1000 \times 0.00003 \times 20^2 = - 12 \text{ N (kg m / s}^2 \text{) ----- ②}$$

燃焼(水噴出)時間(t)は、燃料(水)の容量 / (ノズル面積 x 噴出速度)

$$= c / (s \times U_2) = 0.0002 \text{ m}^3 / (0.00003 \text{ m}^2 \times 20 \text{ m/s) = 0.33 \text{ sec --- ③}$$

$$\text{総推力Nsは、 } 12 \text{ N} \times 0.33 \text{ sec} = 3.96 \text{ kg m / s} \text{ ----- ④}$$

少し小さなノズルを使用した場合

$$r = 2.5 \text{ mm のとき、 } S = 0.00002 \text{ m}^2$$

$$P_1 = 201 \text{ kPa (2気圧) } 29.154 \text{ psi}$$

$$U_2 = 2 (201-101) \times 10^3 \times / 1000 = 14.2 \text{ m/s ----- ①'}$$

$$F = - 1000 \times 0.00002 \times 14.2^2 = 4 \text{ N ----- ②'}$$

$$W_m \text{ 平均重量} = W - W_0 = 280 - 80 / 2 = 100 \text{ g} = 0.1 \text{ kg} \text{ ----- ⑤}$$

到達距離 の概算式は、平均推力(kg m /s²) x 燃焼時間 (s) / 平均重量 (kg)

$$= 12 \times 0.33 / 0.1 = 39.6 \text{ m} \text{ ----- ⑥}$$

3. 推力重力比

$$F/W = \text{kN} / (\text{kg} \times 9.807 \text{ m/s}^2)$$

$$= 12 \text{ (kg m /s}^2 \text{) / } \{0.28 \text{ (kg) } \times 9.807 \text{ (m/s}^2 \text{)}\} = 4.3 \text{ ----- ⑦}$$

推力重力比が > 1 なので、鉛直打ち上げが可能

4. 飛行時間と到達距離

$$\text{鉛直慣性速度 } V_y \text{ は、 } V_y = V_{0y} - gt$$

鉛直到達高度Yは、燃焼高度Y_{0y}+ 慣性獲得高度

$$Y = V_{0y} t - 1/2 g t^2 \text{ ----- ⑧}$$

最高到達地点までの飛行時間は、

$$V_y = V_0 - gt = 0 \text{ と } V_0 = 20 \text{ m/s から、飛行時間は } t = - 2.04 \text{ sec --- ⑨}$$

$V^2 - V_0^2 = 2gY$ (t を含まない式)より、到達高度は $Y = 20.48 \text{ m}$ --- ⑩

到達距離の概算式⑥を再掲する

平均推力(kg m / s^2) x 燃焼時間 (s) / 平均重量 (kg)

= $12 \times 0.33 / 0.1 = 39.6 \text{ m}$ (誤差は1.1%程度)

最長水平距離を得るには図1のように、発射角度45度で打ち出す。

到達点と到達距離を計算するまでもなく、表1と図1から外挿または内挿することで目安の高度・距離が得られる。

- ※ 注意 ペットボトル加圧限度は業界基準によると、1471kPa (15 kg/cm^2)
これほど加圧できる手動空気入れは身近にない。
また、水ロケットを楽しむには、200~300 kPaで十分である。

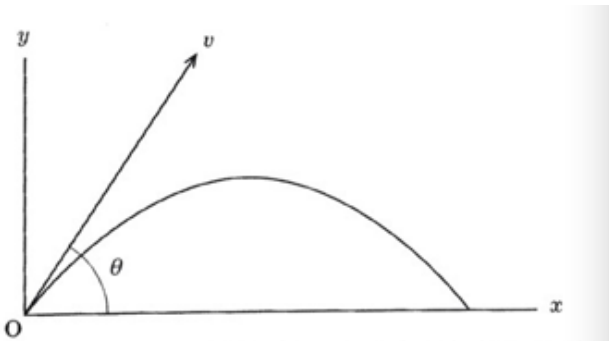
圧力計表示の換算表

kPa	100	200	300	400	500	600	700	1471
psi	14.5	29.0	43.5	58.0	72.5	87	101.5	213.5
Kg/cm^2	1.02	2.0	3.1	4.1	5.1	6.1	7.1	15



プログラミング演習

最大飛行到達距離を、微分方程式を使わずに解く



t時間後のx,y 方向の変位は、

$$x = v t \cos\theta$$

$$y = v t \sin\theta - \frac{1}{2} g t^2$$

着地時、 $y = 0$ だから、

$$v t \sin\theta - \frac{1}{2} g t^2 = t(v \sin\theta - \frac{1}{2} g t) = 0$$

よって、 $t = 2 v \sin\theta / g$

このときの飛行到達距離 d は、倍角定理より

$$d = v t \cos\theta = v \cos\theta(2v \sin\theta / g) = (v^2/g) \sin 2\theta$$

この関数の最大値は、 $\theta = \pi/4$ のとき $d = v^2/g$

よって45°で発射すると最大が得られる。

/ 最大飛行到達距離を、微分方程式を使わず解く */*

```
#include <stdio.h>
```

```
#include <stdlib.h>
```

```
#include <math.h>
```

```
#define g 9.8 /* m/s^2 */
```

```
#define PI 3.141592653589793
```

```
int main(void)
```

```
{
```

```
    int V0;    /* V0 : 初速(m/s) */
```

```
    int a;    /* angle : 角度(θ) */
```

```
    double t; /* 対空時間 */
```

```
    double D; /* 飛行到達距離 */
```

```

printf("水ロケットの最大飛行到達距離を、微分方程式を使わず解く \n");
printf("初速 V0(m/s), 角度θ(度)で水ロケットを発射するものとする\n");
scanf("%d",&V0);
printf("\n初速度(m/s) = %d", V0);
scanf("%d",&a);
printf("\n発射角度 = %d", a);
double rad = a * PI / 180.0; /* 角度をラジアンに変換 */
/* 飛行時間 t = 2 V0 sin θ / g */
t = 2*V0* sin(rad)/g;
printf("\n飛行時間 = %.2f",t);
/* t時間後のx, y方向の変位は、x = Vt cos θ, y = Vt sin θ - 1/2 g t^2 */
D = (V0*V0/g)*sin(2*rad);
printf("\n到達距離 = %.2f",D);
return 0;
}

```

計算結果:

水ロケットの最大飛行到達距離を、微分方程式を使わず解く
 初速 V0(m/s), 角度θ(度)で水ロケットを発射するものとする

初速度(m/s) = 20

発射角度 = 45

飛行時間 = 2.89

到達距離 = 40.82

Python で計算し、グラフ化する

水ロケットの航跡

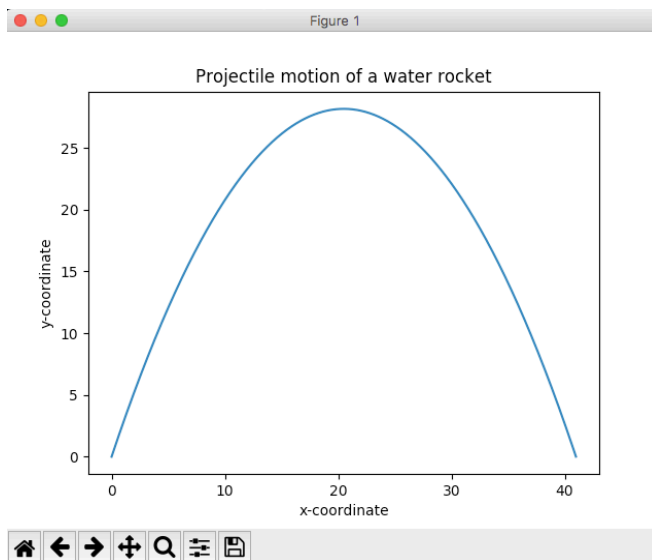
```
import sys
import math
from matplotlib import pyplot as plt
def draw_graph(x, y):
    plt.plot(x, y)
    plt.xlabel('x-coordinate')
    plt.ylabel('y-coordinate')
    plt.title('Projectile motion of a water rocket')

def frange(start, final, interval):
    numbers = []
    while start < final:
        numbers.append(start)
        start = start + interval
    return numbers

def draw_trajectory(u, theta):
    theta = math.radians(theta)
    g = 9.8
    # Time of flight
    t_flight = 2*u*math.sin(theta)/g
    #find time interval
    intervals = frange(0, t_flight, 0.001)
    # list of x and y coordinates
    x = []
    y = []
    for t in intervals:
        x.append(u*math.cos(theta)*t)
        y.append(u*math.sin(theta)*t - 0.5*g*t*t)
    draw_graph(x, y)

if __name__=="__main__":
    try:
        u =25.0      # 'the initial velocity m/s:'
        theta = 70.0 # 'the angle of projection (degree)
    except ValueError:
        print ("error")
    else:
        draw_trajectory(u, theta)
        plt.show()
```

計算結果：



速度条件を3条件に変えてプロット

```
if __name__=="__main__":
    u_list = [20, 40, 60]
    theta = 45
    for u in u_list:
        draw_trajectory(u, theta)

    plt.legend(['20', '40', '60'])
    plt.show()
```

計算結果

