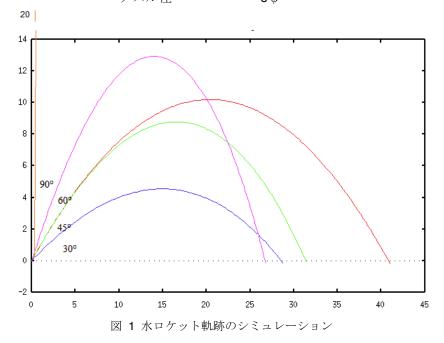
# 必要加圧と到達高度と飛行距離の概算に利用できます

表1 加圧と到達高度・到達距離の関係

| 次1 加圧と対定的及 対定距離の内外 |          |      |      |      |      |       |       |  |  |  |
|--------------------|----------|------|------|------|------|-------|-------|--|--|--|
| 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



### 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/s^2

t: 時間 sec

ρ: 水の密度 1000 kg/m<sup>3</sup>

Wo:自重、燃料(水)なしの重量 kg

W: 離陸重量 kg

Wm: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 m^2

P: 加圧 kPa

F: 推力 N (kg m/s^2)

Ns:総推力(Kg m/s)

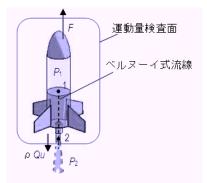
F/W: 推力重力比 (無次元数)

Qn: 運動量

U<sub>1</sub>: ボトル内流速 0 m/s

U2: ノズル流速 m/s Vox,y: 離陸速度 m/s Vy: 鉛直慣性速度 m/s

Yoy: 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  $F = \rho Q1U1 - \rho Q2U2 = -\rho S1U1 - \rho S2U2$   $P1/\rho = P2/\rho + 1/2 U2^2$ 

#### 2. 推力の計算

S ペットボトルの口の面積 0.00003 m^2 、 P<sub>1</sub> 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  $P_1/\rho = P_2/\rho + 1/2 U_2^2$  $U_2 = \sqrt{(2 (P_1 - P_2) / \rho)} = \sqrt{(2 (303-101) \times 10^3 / 1000)} = 20 \text{ m/s} ---- 1$  $F = \rho Q_1 U_1 - \rho Q_2 U_2 = -\rho S_1 U_1 - \rho S_2 U_2$ 、 $U_1 = 0$  だから第1項はゼロ  $F = -\rho Q_2 U_2 = -1000 \times 0.00003 \times 20^2 = -12N \text{ (kg m / s^2)} - - - - 2$ 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)  $= c / (s \times U_2) = 0.0002 \text{ m}^3 / (0.00003 \text{ m}^2 \times 20 \text{ m/s}) = 0.33 \text{ sec} - - - ③$ 総推力Nsは、12N x 0.33sec = 3.96 kg m /s ------ ④ 少し小さなノズルを使用した場合 r = 2.5 mm ひとき、 $S = 0.00002 m^2$ P<sub>1</sub> = 201 kPa(2気圧) 29.154 psi  $U_2 = 2 (201-101) \times 10^3 \times 1000 = 14.2 \text{ m/s} - - - - (1)^3$  $F = -1000 \times 0.00002 \times 14.2^2 = 4 N - - - - 2$ Wm平均重量 = W - W0 = 280 -80 / 2 = 100g = 0.1 kg ----- ⑤ 到達距離 の概算式は、平均推力(kg m /s^2) x 燃焼時間 (s) / 平均重量 (kg) 3. 推力重力比  $F/W = kN / (kg \times 9.807 \text{ m/s}^2)$ = 12 (kg m /s<sup>2</sup>)/ $\{0.28(kg) \times 9.807 (m/s^2)\} = 4.3$  -----  $\bigcirc$ 推力重力比が >1なので、鉛直打ち上げが可能

#### 4. 到達高度と到達距離

鉛直慣性速度 $V_y$ 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  $Y = V_{0y} t - 1/2 g t^2 - \cdots$  8

最高到達地点までの飛行時間は、

 $V_y = V_0 - gt = 0$  と  $V_0 = 20$  m/s から、飛行時間はt = -2.04 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 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 x 0.33 / 0.1 = 39.6m (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 (15kg/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

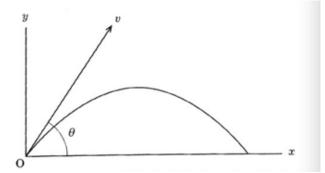
| kPa     | 100  | 200  | 300  | 400  | 500  | 600 | 700   | 1471  |
|---------|------|------|------|------|------|-----|-------|-------|
| psi     | 14.5 | 29.0 | 43.5 | 58.0 | 72.5 | 87  | 101.5 | 213.5 |
| Kg/cm^2 | 1.02 | 2.0  | 3.1  | 4.1  | 5.1  | 6.1 | 7.1   | 15    |



草房、以上

# 補遺

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、

 $x = v t \cos \theta$ 

 $y = v t \sin \theta - 1/2 g t^2$ 

着地時、y = 0 だから、 $v t \sin \theta - 1/2 g t^2 = t (v \sin \theta - 1/2 g t) = 0$  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  $d = v t \cos \theta = v \cos \theta$  ( $2v \sin \theta / g$ ) =  $(v^2/g) \sin \theta \theta$  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)
{
               /* V0:初速(m/s) */
   int V0;
              /* angle:角度(θ)*/
   int a;
   double t; /* 対空時間 */
               /* 飛行到達距離 */
   double D;
   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 \theta (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);
/* 飛行時間
          t 2 V0 sin \theta /g */
   t = 2*V0* \sin(a)/g;
   /* t時間後のx, y方向の変位は、x = Vt cos \theta, y = Vt sin \theta - 1/2 g t*2 */
      D = (V0*V0/g)*sin(2*a);
      printf("\n到達距離 = %.f",D);
return 0;
}
```

```
10:25 PM
 New Open Send Undo Redo Build Run
2 #include <stdio.h>
3 #include <stdlib.h>
4 #include <math.h>
5 #define g 9.8 /* m/s^2 */
6 #define PI 3.141592653589793
7 int main(void)
8 {
       10
       double D;
        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");
       scanf("%d",&V0);
printf("\n初速度(m/s) = %d", V0);
       scanf("%d",&a);
printf("\n発射角度 = %d", a);
20
        t = 2*V0* \sin(a)/g;
        printf("\n飛行時間 = %.f",t);
           D = (V0*V0/g)*sin(2*a);
           printf("\n到達距離 = %.f",D);
30
32 return 0;
33 }
```