Теоретический материал

При движении тела в атмосфере Земли на него помимо силы тяжести также действует сила сопротивления воздуха

$$F(\nu) = iS \frac{\rho \nu^2}{2} C_x \left(\frac{\nu}{a}\right) \tag{1}$$

где i - коэффициент формы, S - площадь лобового сечения, ρ - плотность среды, C_x - закон сопротивления, a - скорость звука.

Для тела с круглым сечением, очевидно,

$$S = \frac{\pi d^2}{4}. (2)$$

Плотность атмосферы ρ является функцией виртуальной температуры T_{ν} , давления P_0 в точке бросания, высоты полета y

$$\rho = \rho(y) = 1.225 \left(\frac{T(y)}{T_{\nu}}\right)^{4.256} \frac{P_0}{T_{\nu}} \frac{288.15}{760},\tag{3}$$

где T(y) - зависимость температуры от высоты

$$T(y) = T_{\nu} - 0.0065y. \tag{4}$$

Скорость звука a зависит от температуры в точке полета следующим образом:

$$a = 340.294 \left(\frac{T(y)}{288.15}\right)^{1/2}. (5)$$

Для учета влажности необходимо во всех формулах вместо реальной температуры T_0 использовать так называемую виртуальную температуру

$$T_{\nu} = \frac{T_0 + 273.15}{1 - \frac{3}{8} \frac{12.7}{P_0} w},\tag{6}$$

где w - влажность, выраженная в долях 1. В этой формуле T_0 - температура в градусах Цельсия в точке бросания, то есть в числителе дроби стоит абсолютная температура.

Для расчета закона сопротивления C_x можно использовать следующий код:

```
\begin{array}{l} \textbf{def} \ \ cx(x): \\ pa = \left[0.0525\,,\,\, -0.9476\,,\,\, 8.9342\,,\,\, -9.4610\,,\,\, 0.3207\,,\,\, 4.2980\,,\,\, -1.9382\right] \\ pb = \left[1.0000\,,\,\, -15.4071\,,\,\, 178.6690\,,\,\, -580.8643\,,\,\, 985.5873\,,\,\, -853.9492\,,\,\, 296.9213\right] \\ pc = \left[0.0531\,,\,\, 0.9449\,,\,\, 90.5063\,,\,\, 0.1639\right] \\ r = polyval(pa\,,x2) \,\,/\,\,\,polyval(pb\,,x2) \,+\, pc\left[0\right] \,\,/\,\,\, (1 \,+\, exp(-(x-pc\left[1\right])*pc\left[2\right])) \,\,+\, pc\left[3\right] \\ \textbf{return} \ \ r \end{array}
```

Для учета деривации надо систему дифференциальных уравнений внешней баллистики для движения центра масс тела дополнить еще двумя уравнениями

$$\frac{dz}{dt} = q\nu_x \pi \nu_0 c_d,
\frac{dq}{dt} = \frac{e^{-m_3 t}}{\nu^2},$$
(7)

где ν_x - горизонтальная компонента скорости, ν_0 - начальная скорость, ν - модуль скорости, c_d - коэффициент деривации, m_3 - коэффициент убывания угловой скорости вращения.

Если метание тела осуществляется с помощью порохового заряда, то начальная скорость тела будет зависеть от температуры заряда T_z

$$\nu_0 = \nu_{15} \left(1 + z_t \left(T_z - 15 \right) \right), \tag{8}$$

где ν_{15} - начальная скорость при 15° $C,\ z_t$ - коэффициент температуры заряда.

Для учета влияния ветра необходимо сперва перейти в систему отсчета, связанную с ветром, где атмосфера неподвижна, затем решить задачу и при необходимости вернуться в исходную систему отсчета.

Заметим, что в баллистике принято углы выражать в так называемых делениях угломера (д.у.). По определению, окружность делится на 6000 таких делений, т.е.

$$1\partial.y. = \frac{\pi}{3000} = 0.06^{\circ}. \tag{9}$$

Задание

1. Определить угол бросания для пули Б-32 пулемета HCB-12.7 на дальность 2000м с точностью не хуже 0.01 д.у., если

$$\begin{split} g &= 9.80665 \text{m/c}^2, \\ d &= 12.7 \text{mm}, \\ m &= 48.3 \text{c}, \\ i &= 1.0629, \\ \nu_{15} &= 820 \text{m/c}, \\ P_0 &= 750 \text{mm.pm.c.}, \\ T_0 &= 15^{\circ}C, \\ w &= 0.5, \\ z_t &= 1.35 \cdot 10^{-3}, \\ c_d &= 0.0423, \\ m_3 &= 0.1744. \end{split}$$

Здесь m - масса пули. Повторить расчет для $T=5^{\circ}C$.

Указание: перейти от независимой переменной t к переменной x (координата пули вдоль траектории).

- 2. Определить угол бросания и горизонтальную угловую поправку с учетом ветра и деривации в условиях предыдущей задачи ($T_0 = 15^{\circ}C$), если скорость ветра 10м/c, он дует справа налево перпендикулярно траектории, а деривация приводит к смещению пули вправо.
- 3. Определить максимальную дальность полета в условиях 1 задания $(T_0=15^{\circ}C).$