常微分方程式の数値解法入門001

ロケットの打ち上げを考える。ロケットの質量はmとする。直交座標における原点Oからロケットを発射するとする。時刻tでのロケットの位置を $\vec{r}=(x(t),y(t))$ とする。はじめの速さはv(固定)で打ち上げる。初期条件は以下の通り、

$$\frac{dx(0)}{dt} = v\cos\theta$$
$$\frac{dy(0)}{dt} = v\sin\theta$$

この設定のもと、ITMZ は θ をどのように変化させると、どのくらい距離を飛ばせるかを考えている。

問題 001

重力加速度をgとして、ITMZ は仮定を簡略化したロケットモデルとして以下の運動方程式を立てた。x 軸方向は、

$$m\frac{d^2x(t)}{dt^2} = 0$$

y 軸方向は,

$$m\frac{d^2y(t)}{dt^2} = -mg$$

となった。

この時、最大飛距離を求めなさい。また、その時の、発射角度 θ も求めなさい。

問題 002

ITMZ は実験との比較により、上記のロケットモデルでは不十分なことがわかり、モデル方程式を修正することにした。ここで、速度に比例する空気抵抗を考慮にいれることにした。運動方程式は以下のようになった、(確認せよ.) x 軸方向は、

$$m\frac{d^2x(t)}{dt^2} = -k\frac{dx(t)}{dt}$$

y 軸方向は,

$$m\frac{d^2y(t)}{dt^2} = -k\frac{dy(t)}{dt} - mg$$

ここで、k は空気抵抗の比例係数である.

この時、最大飛距離を求めなさい。また、その時の、発射角度 θ も求めなさい。

問題 003

ITMZ は実験との比較により、上記のロケットモデルではまだ不十分なことがわかり、モデル方程式を修正することにした。ここで、速度の2乗に比例する空気抵抗も考慮にいれることにした。運動方程式は以下のようになった。(確認せよ。) x 軸方向は、

$$m\frac{d^2x(t)}{dt^2} = -k\frac{dx(t)}{dt} - l\left(\frac{dx(t)}{dt}\right)^2$$

y 軸方向は,

$$m\frac{d^2y(t)}{dt^2} = -k\frac{dy(t)}{dt} - l\left(\frac{dy(t)}{dt}\right)^2 - mg$$

ここで、1は速度の2乗に比例する空気抵抗の比例係数である。

この時、最大飛距離を求めなさい。また、その時の、発射角度 θ も求めなさい。この問題については、コンピュータを用いて計算しても良い。