# Evaluación No. 1 Primera Evaluación de Programación Fortran (2018-2)

Ibrahím Alfonso Mendoza Chávez

Universidad de Sonora Departamento de Física

Hermosillo, Son.

jueves 8 de noviembre de 2018

#### 1. Introducción

Este es un reporte de la asignatura de fortran correspondiente a la primera evaluación, se trata de modificar un programa en lenguaje Fortran, el cual describe el movimiento de un proyectil que se lanza a diferentes ángulos de inclinación.

El reporte se dividirá en varias secciones, la primera del código modificado para realizar las interacciones pertinentes de instrucciones correspondientes.

Después se correrá el programa anotando los resultados en una tabla, comparando lanzamientos con fricción y sin fricción bajo las mismas circunstancias de inclinación e impulsos iniciales y se analizará el comportamiento y las diferencias en cada caso.

Por último las gráficas correspondientes a cada lanzamiento bajo las mismas circunstancias pero con fricción y sin fricción.

### 2. Actividad

Considera el movimiento realista en (x,y), de un proyectil esférico de masa Mp = 94.0 kg. y radio Rp = 0.10 m., disparado por un cañón en la Primera Guerra Mundial con una rapidez inicial v0 = 1600.0 m/s con un ángulo de 45.0 grados de inclinación desde la posición inicial (x0,y0) = (0.0,0.0). Toma el valor de la aceleración de la gravedad g = 9.81 m/s2.

Se trata de un movimiento donde se considera la fricción de aire. La densidad del aire esta dada por rho = 1.25 kg/m. Hay una constante de resistencia del aire para el proyectil, cuyo valor es C = 0.06 y una constante yrho = 1.0 x 104 (yrho = 1.0 x 1024 elimina el efecto de la resistencia del aire).

## 3. Código modificado

Program projectile2

```
! Realistic projectile motion with air resistance
! method: program may call various ODU solvers
   key = 0 modified Euler
   key = 1 Runge-Kutta 4th order
   key = 2 code Rkf45 (Runge-Kutta 4th-5th order)
! written by: Alex Godunov
! last revision: November 2018
1-----
! input from a file (self explanatory)
    see file cannon.dat
! output ...
    to a file named by a user
!-----
     implicit none
     Real*8 d1x, d2x, d1y, d2y, ti, tf
     Real*8 xi(2), xf(2), yi(2), yf(2)
     character output*20, tabla*20
     real*8 g, v0, angle, dt, C, rho, Rp, Mp, yrho, u
     real*8 rad, CdO, energy, energyO, xc, yc, vxc, vyc
real*8 xfly(5000), yfly(5000), xrange
     integer*4 i, j, key, jmax
     integer iflag, iwork(5), ne
     real*8 y(4), relerr, abserr, work(27)
     parameter (rad=3.1415926/180.0, jmax=5000)
     parameter (relerr=1.0e-9, abserr=0.0)
     common/const/ Cd0, g, yrho
     !external d1x, d2x, d1y, d2y, cannon
     !*** read initial data from a file
     print*, " dame el nombre del archivo"
     read 201, output
     read 201, tabla
     open (unit=7,file=output)
     read(7, 202) key
     read(7,203) g
     read(7, 203) xi(1)
     read(7, 203) yi(1)
     read(7, 203) v0
     read(7, 203) angle
     read(7, 203) dt
     read(7,203) C
     read(7,203) rho
     read(7,203) Rp
```

```
!*** end reading and set initial time to 0.0
     ti = 0.0
!*** end initial data
     xi(2) = v0*cos(angle*rad)
     vi(2) = v0*sin(angle*rad)
! CdO is the air resistance coefficient /Mp projectile
     Cd0 = C*rho*3.141592*Rp**2/Mp
! energyO is the initial energy of the projectile
! later energy is calculated that is printed as a fraction of energy0
! if there is no frictional forces the energy must be conserved
     energy0= Mp*g*yi(1) + 0.5*Mp*(xi(2)**2+yi(2)**2)
     open(unit=8,file=tabla,status='unknown')
!write(7,210)
     write(7,211) xi(1), yi(1)
!*** loop over time till the projectile hits the ground
! rkf45 initial data and conditions for rkf45 and first call
       it is very important to call rkf45 for the first time with
       iflag = 1 (otherwise the code does not run)
     if(key.eq.2) then
  ne = 4
  iflag = 1
  y(1) = xi(1)
  y(2) = yi(1)
  y(3) = xi(2)
  y(4) = yi(2)
     end if
!*** loop till the projectile hits the ground i.e. yf=y1
     do while (yf(1).gt.-0.01)
       j = j+1
```

read(7, 203) Mp read(7,204) yrho read(7, 203) u

```
tf = ti + dt
        if(key.eq.0) call euler22m(ti,tf,xi,xf,yi,yf)
       if(key.eq.1) call rk4_d22(d1x,d2x,d1y,d2y,ti,tf,xi,xf,yi,yf)
        if(key.eq.2) then
      call rkf45(cannon,ne,y,ti,tf,relerr,abserr,iflag,work,iwork)
          ! xf(1)=y(1)
   ! yf(1)=y(2)
    !xf(2)=y(3)
    !yf(2)=y(4)
    if(iflag.eq.7) iflag = 2
  end if
        energy = Mp*g*yf(1) + 0.5*Mp*(xf(2)**2+yf(2)**2)
        energy = energy/energy0
        xfly(j) = xf(1)/u
  yfly(j) = yf(1)/u
        write(8, 211) xf(1)/u, yf(1)/u
!* TEST section
! good test for the code: no air resistance
! then one may compare with analytic solution
        xc = 0.0 + v0*cos(angle*rad)*tf
        yc = 0.0 + v0*sin(angle*rad)*tf-0.5*g*(tf)**2
        vxc= v0*cos(angle*rad)
        vyc= v0*sin(angle*rad)-g*(tf)
! remove comment from the next line to print
       write(7, 211) tf,xf(1)/xc,yf(1)/yc,xf(2)/vxc,yf(2)/vyc,energy
! preparation for the next step
         ti = tf
         do i=1,2
            xi(i) = xf(i)
            yi(i) = yf(i)
         end do
!*** max number of time steps is 2000
if(j.ge.jmax) exit
      end do
!*** calculate max range (using linear interpolation on the last two points)
      xrange = xfly(j-1)
       xrange = xrange + (xfly(j) - xfly(j-1)) * yfly(j-1) / (yfly(j-1) - yfly(j)) 
      !write (7, 213) xrange
201
      format (a12)
202
     format (i5)
```

```
203 format (f10.4)
204 format (e10.2)
210 format(7x, 'X', 11x, 'Y')
211 format (f8.2, 4f12.3,1pe12.3)
212 format ('Iflag from Rkf45 = ',i2,' -> increase time step')
213 format (/,' Range is =',f12.3)
     contains
   end program projectile2
    Function d1x(t,x,y)
!-----
! function dx/dt
!----
     implicit none
     Real*8 d1x, t, x(2), y(2)
     d1x = x(2)
     return
   end Function d1x
    Function d1y(t,x,y)
! function dy/dt
!-----
     implicit none
     Real*8 d1y, t, x(2), y(2)
     d1y = y(2)
     return
   end Function D1y
    Function d2x(t,x,y)
ļ-----
! function d2x/dt2
     implicit none
     Real*8 d2x, t, x(2), y(2), Cd0, g, v, yrho
     common/const/ Cd0, g, yrho
     v = sqrt(x(2)**2+y(2)**2)
     d2x = (-1.0)*(Cd0*exp(-y(1)/yrho))*v*x(2)
     return
   end Function d2x
     Function d2y(t,x,y)
```

```
! function d2y/dt2
!-----
     implicit none
     Real*8 d2y, t, x(2), y(2), Cd0, g, v, yrho
     common/const/ Cd0, g, yrho
      v = sqrt(x(2)**2+y(2)**2)
      d2y = (-1.0)*(g + (Cd0*exp(-y(1)/yrho))*v*y(2))
     return
   end Function d2y
     subroutine cannon(t, y, yp)
!-----
! first and second derivatives for rkf45
! definition of the differential equations
! y(1) = x yp(1)=vx=y(3)
! y(2) = y 	 yp(2)=vy=y(4)
! y(3) = vx 	 yp(3)=d2x/dt2 = - Cd*v*vx
! y(4) = vy yp(4)=d2y/dt2 = -g - Cd*v*vy
     implicit none
     Real*8 t, y(4), yp(4), Cd0, g, v, yrho
     common/const/ Cd0, g, yrho
     yp(1) = y(3)
     yp(2) = y(4)
! equation of motion
     v = sqrt(y(3)**2+y(4)**2)
 yp(3) = (-1.0)*(Cd0*exp(-y(2)/yrho))*v*y(3)
yp(4) = (-1.0)*(g + (Cd0*exp(-y(2)/yrho))*v*y(4))
     return
   end subroutine cannon
     Subroutine euler22m(ti,tf,xi,xf,yi,yf)
! euler22m.f: Solution of the second-order 2D ODE
!method: modified Euler (predictor-corrector)
! written by: Alex Godunov
! last revision: November 2018
! input ...
! d1x(t,x,y)- function dx/dt (supplied by a user)
! d2x(t,x,y)- function d2x/dt2 (supplied by a user)
! d1y(t,x,y)- function dy/dt (supplied by a user)
! d2y(t,x,y)- function d2y/dt2 (supplied by a user)
    where x(2) and y(2) (x(1)-position, x(2)-speed, etc.)
```

```
! ti - initial time
! tf - time for a solution
! xi(2) - initial position and speed for x component
! yi(2) - initial position and speed for y component
! output ...
! xf(2) - solutions (x position and speed) at point tf
! yf(2) - solutions (y position and speed) at point tf
implicit none
     Real*8 d1x, d2x, d1y, d2y, ti, tf
     Real*8 xi(2), xf(2), yi(2), yf(2)
     Real*8 h,t, x1, x2, y1, y2
     Real*8 k1x(2), k2x(2), k3x(2), k4x(2), k1y(2), k2y(2), k3y(2), k4y(2)
     h = tf-ti
     t = ti
!*** Euler
     xf(1) = xi(1) + h*d1x(t,xi,yi)
     xf(2) = xi(2) + h*d2x(t,xi,yi)
     yf(1) = yi(1) + h*d1y(t,xi,yi)
     yf(2) = yi(2) + h*d2y(t,xi,yi)
!*** modified Euler
     xf(1) = xi(1) + (d1x(t,xi,yi)+d1x(t,xf,yf))*0.5*h
     xf(2) = xi(2) + (d2x(t,xi,yi)+d2x(t,xf,yf))*0.5*h
     yf(1) = yi(1) + (d1y(t,xi,yi)+d1y(t,xf,yf))*0.5*h
     yf(2) = yi(2) + (d2y(t,xi,yi)+d2y(t,xf,yf))*0.5*h
     Return
   End Subroutine Euler22m
```

## 3.1. Resultados Obtenidos

Se observa que cuando hay fricción hay mayor alcance en el proyectil y cuando hay fricción nula el alcance es menor.

	Resultados		
	Ángulo	Con Fricción	Sin Fricción
Lanzamiento en km	15°	55.971	48.046
	30°	96.855	58.006
	45°	133.635	55.968
	60°	130.702	44.992
	75°	79.868	25.928

Cuadro 1: Tabla de resultados.

### 3.2. Gráficas

A continuación las gráficas correspondientes a cada lanzamiento.

## 3.3. Bibliografía

Department of Physics Old Dominion University  $\label{lem:http://ww2.odu.edu/agodunov/computing/programs/projects/proj02a.f $$ $$ http://ww2.odu.edu/agodunov/computing/programs/ode/euler22m.f$ 

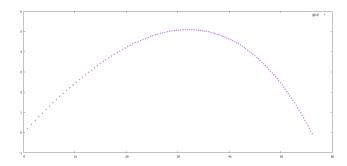


Figura 1: Gráfica con fricción a 15

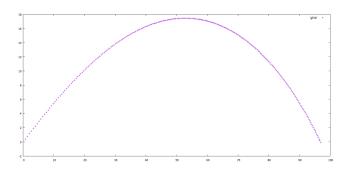


Figura 2: Gráfica con fricción a  $30\,$ 

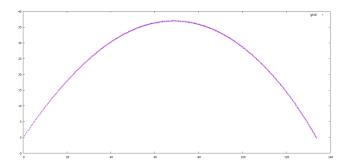


Figura 3: Gráfica con fricción a  $45\,$ 

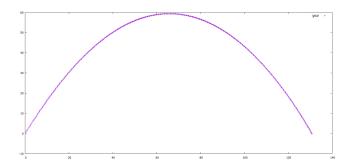


Figura 4: Gráfica con fricción a  $60\,$ 

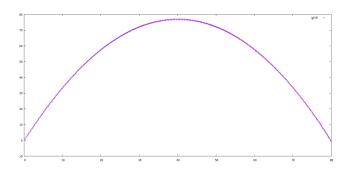


Figura 5: Gráfica con fricción a 75

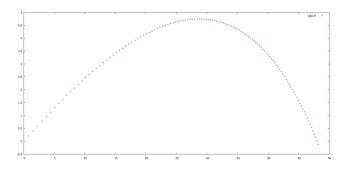


Figura 6: Gráfica sin fricción a  $15\,$ 

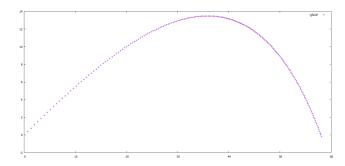


Figura 7: Gráfica sin fricción a 30

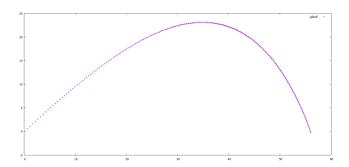


Figura 8: Gráfica sin fricción a  $45\,$ 

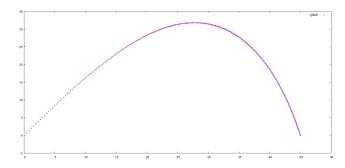


Figura 9: Gráfica sin fricción a  $60\,$ 

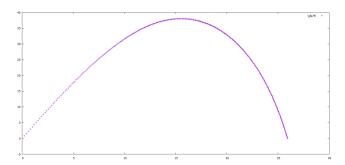


Figura 10: Gráfica sin fricción a 75