



## Cálculo Numérico - Trabajo Práctico N°7

### Interpolación y aproximación polinomial a trozos

#### Curvas Splines

#### Problema 1:

Dadas las siguientes coordenadas de los perfiles NACA de la serie 6, utilizar curvas splines cúbicas para interpolar los puntos dados y obtener la línea geométrica que define el perfil.

#### NACA 651-412

[Stations and ordinates given in percent of airfoil chord]

Upper surface		Lower surface	
Station	Ordinate	Station	Ordinate
0	0	0	0
.347	1.010	.653	-.810
.680	1.236	.920	-.956
1.059	1.588	1.441	-1.160
2.288	2.284	2.717	-1.490
4.757	3.227	5.243	-1.963
7.247	4.010	7.753	-2.514
9.746	4.672	10.254	-2.604
14.757	5.741	15.243	-3.049
19.781	6.562	20.219	-3.378
24.811	7.193	25.189	-3.618
29.840	7.668	30.154	-3.770
34.884	7.971	35.116	-3.851
39.928	8.139	40.077	-3.855
44.962	8.189	45.038	-3.759
50.000	7.968	50.000	-3.551
55.035	7.502	54.965	-3.222
60.064	6.855	59.936	-2.801
65.088	6.040	64.914	-2.320
70.101	5.086	69.899	-1.798
75.107	4.047	74.893	-1.267
80.108	3.035	79.897	-.751
85.090	2.074	84.910	-.232
90.066	1.079	89.924	.089
95.038	.990	94.967	.278
100.000	0	100.000	0

L. E. radius: 1.000  
Slope of radius through L. E.: 0.168

#### NACA 663-218

[Stations and ordinates given in percent of airfoil chord]

Upper surface		Lower surface	
Station	Ordinate	Station	Ordinate
0	0	0	0
.389	1.858	.611	-1.268
.628	1.836	.872	-1.490
1.116	2.054	1.385	-1.840
2.846	2.824	2.654	-2.458
4.827	4.002	5.173	-3.370
7.320	4.983	7.680	-4.085
9.818	5.724	10.182	-4.600
14.825	7.004	15.175	-5.658
19.841	7.982	20.159	-6.300
24.868	8.742	25.137	-6.952
29.887	9.317	30.118	-7.373
34.914	9.731	35.086	-7.671
39.942	9.989	40.058	-7.847
44.971	10.098	45.029	-7.908
50.000	10.045	50.000	-7.839
55.028	9.828	54.972	-7.688
60.054	9.394	59.946	-7.282
65.075	8.610	64.925	-6.550
70.089	7.568	69.911	-5.624
75.095	6.345	74.905	-4.555
80.098	5.001	79.907	-3.409
85.081	3.606	84.919	-2.280
90.050	2.230	89.940	-1.198
95.030	.961	94.970	-.329
100.000	0	100.000	0

L. E. radius: 1.955  
Slope of radius through L. E.: 0.084

Cuadro 1: Coordenadas a interpolar de dos perfiles NACA de la serie 6.

Notar que con los puntos dados y las curvas spline a trozos encontradas, se tiene en forma matemática la geometría “aproximada” del perfil aerodinámico.

#### Problema 2:

La tabla siguiente muestra el coeficiente de arrastre  $C_D$  de una esfera como una función del número de Reynolds. Utilice un spline cúbico natural para encontrar el  $C_D$  para los números de Reynolds  $Re = 5, 50, 500, y, 5000$ .



$Re$	0.2	2	20	200	2000	20000
$C_D$	103	13.9	2.72	0.800	0.401	0.433

Cuadro 2: Coeficiente de resistencia en función del número de Reynolds.

Ayuda: utilice escala logarítmica. Verifique que utilizando una escala lineal, el polinomio interpolador obtenido utilizando splines cúbicos no tiene un comportamiento adecuado como se esperaría.

### Problema 3:

En una curva spline interpoladora de grado  $n$  se requiere continuidad en la derivada de hasta orden  $n - 1$  en los puntos a interpolar. Cuantas condiciones adicionales son necesarias para especificar una curva spline única?.



## Resolución

### Resolución - Problema 3:

Suponga que en el intervalo  $[a, b]$  están definidos los puntos a interpolar  $a = x_0 < x_1 < \dots < x_m = b$  en cada uno de los  $m$  intervalos  $[x_i, x_{i+1}]$  la curva spline es un polinomio de grado  $n$ , por lo tanto, la curva spline es definida por  $m(n+1)$  coeficientes independientes. En cada uno de los extremos del intervalo, el valor del polinomio está definido, por lo tanto se especifican  $2m$  condiciones. En cada uno de los puntos  $x_1, x_2, \dots, x_{m-1}$  de los intervalos, la derivada de orden  $1, \dots, n-1$  debe ser continua, por lo tanto se obtienen  $(m-1)(n-1)$  restricciones adicionales. Luego, el número de condiciones adicionales requeridas para obtener una curva spline única es:

$$m(n+1) - 2m - (m-1)(n-1) = n-1 \quad (1)$$