习题 6.8 已知直升飞机旋转机翼外形曲线的采样点坐标如下:

X	0.520	3.1	8.0	17.95	28.65	39.62	50.65	78	104.6	156.6
у	5.288	9.4	13.84	20.20	24.90	28.44	31.10	35	36.9	36.6
X	208.6	260.7	312.5	364.4	416.3	468	494	507	520	
у	34.6	31.0	26.34	20.9	14.8	7.8	3.7	1.5	0.2	

以及两端点的 1 阶导数值 y0'=1.86548 和 yn'=-0.046115.

利用第一种边界条件的三次样条插值函数计算翼型曲线在 x=2, 30, 130, 350,515 各点上的函数值及 1 阶导数、2 阶导数的近似值。

分析:

使用第一种边界条件的三次样条插值来计算函数。需先用算法 3.12 的"追赶法"来求解"三弯矩"方程,原因是三弯矩方程的的系 数矩阵为按行严格对角占优的三对角矩阵,必定非奇异。求出函数值 后,再求出对应的一阶导数和二阶导数值。

实验结果:

x=2 时, 求得 y=7.8252, y'=1.5568, y''=-0.2213;

x=30 时, 求得 y=25.3862, y'=0.3549, y"=-0.0078;

x=130 时, 求得 y=37.2138, y'=-0.0104, y"=-0.0014;

x=350时, 求得 y=22.4751, y'=-0.1078, y''=-2.3026e-04;

x=515 时, 求得 y=0.5427, y'=-0.0899, y''=0.0081.

实验结论:

三次样条插值曲线的光滑性比保形分段插值好,但计算明显繁琐,本题中数据非单调,且数据的间距不一,因此采用三次样条插值 是很好的选择。