

模态分析实例

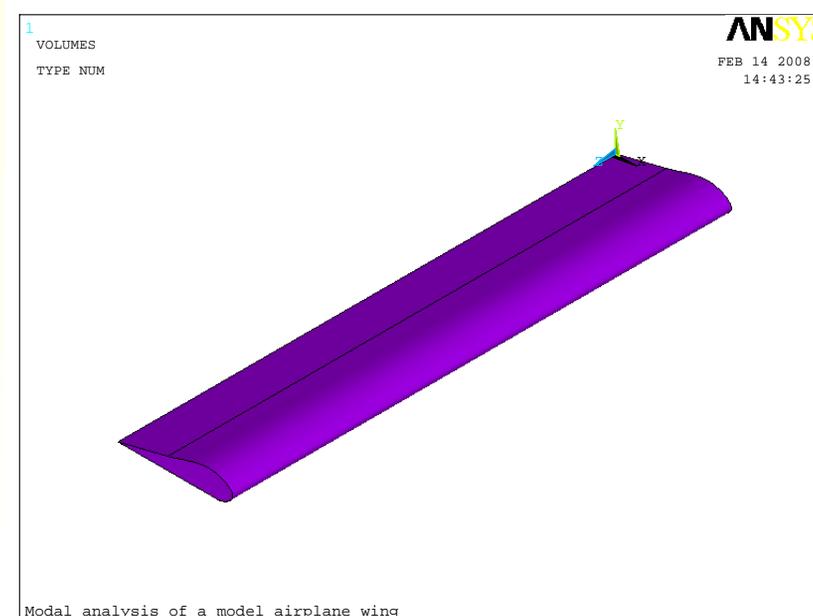
机翼模型

模态分析实例——机翼模型

描述:

确定所示机翼模型的前5阶固有频率。假定机翼在 $Z=0$ 处全部固定。机翼具有如下特性:

- 杨氏模量 = 38000 psi ， 泊松比 = 0.27
- 密度 = 1.033×10^{-3} slugs/in³ = 1.033E-3/12 lb-sec²/in⁴



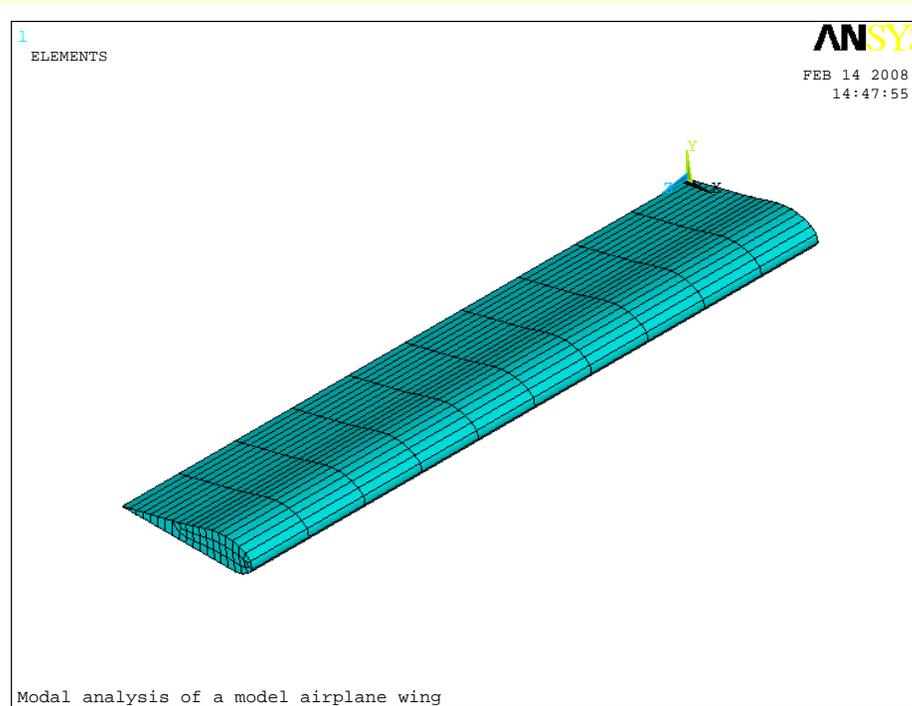
模态分析实例——机翼模型

分析步骤指南：

1. 清空数据库，并读入文件**wing.inp**，以建立机翼几何模型及网格

Utility Menu: File > Clear & Start New...按 OK, 然后选择 Yes

Utility Menu: File > Read Input from... 选择 **wing.inp**。



模态分析实例——机翼模型

2. 定义材料性质。注意使用英制in-lb-sec单位

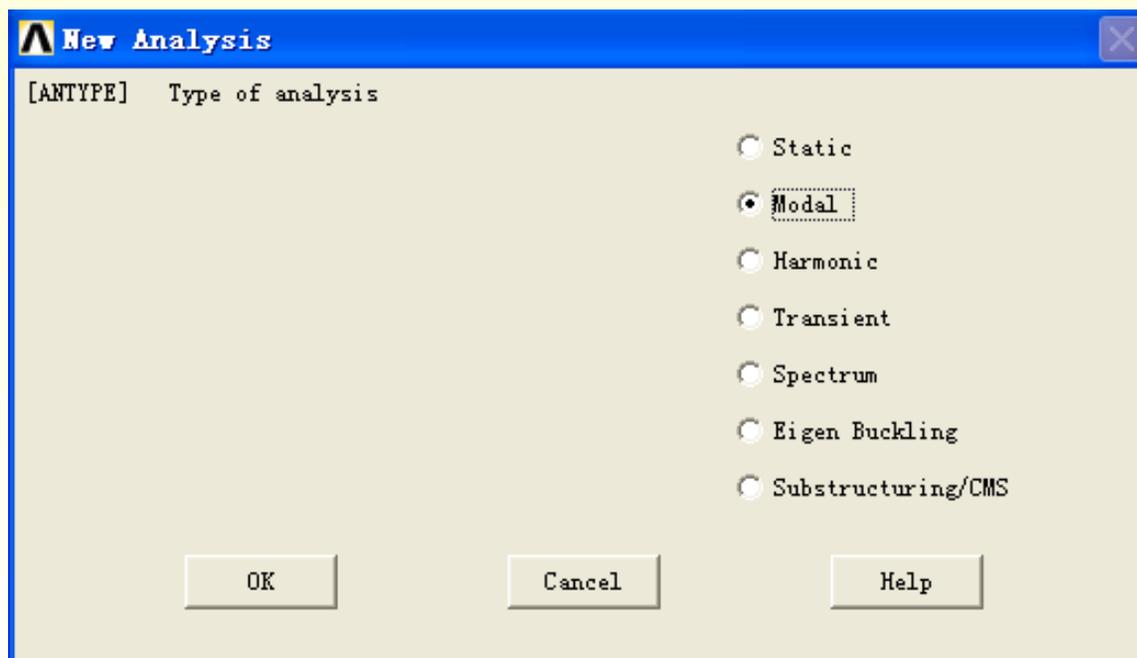
Preprocessor > Material Props > Material Models...

- 双击选择
 - ... 结构 ... 线性 ... 弹性...各向同性的
 - » **EX = 38000** (杨氏模量单位为 **psi**)
 - » **PRXY = 0.27** (泊松比)
 - » **[OK]**
 - ...结构... 密度
 - » **DENS = 1.033E-3/12** (密度单位为 **lbf-sec²/in⁴**)
 - » **[OK]**
- 退出材料界面

模态分析实例——机翼模型

3. 选择模态分析

Solution > New Analysis...选择Modal, 按OK



模态分析实例——机翼模型

4. 设置分析选项。

[Solution >] Analysis Options...

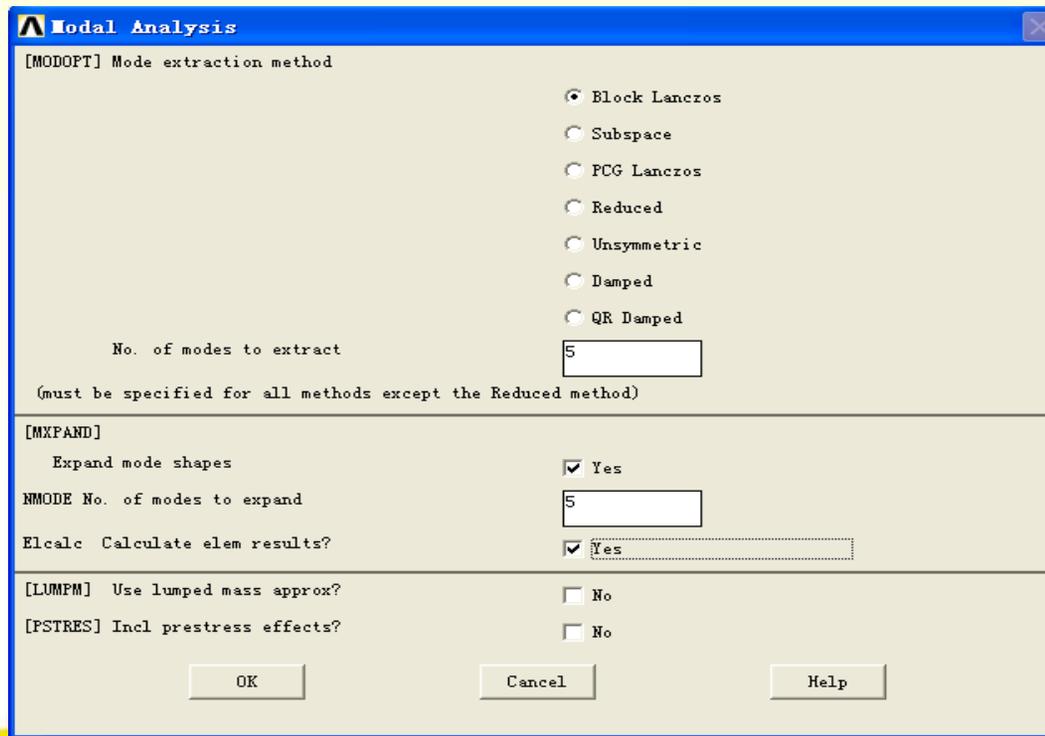
选择 Block Lanczos 方法（缺省）

提取5阶模态

扩展5阶模态

计算单元结果选项... 按OK

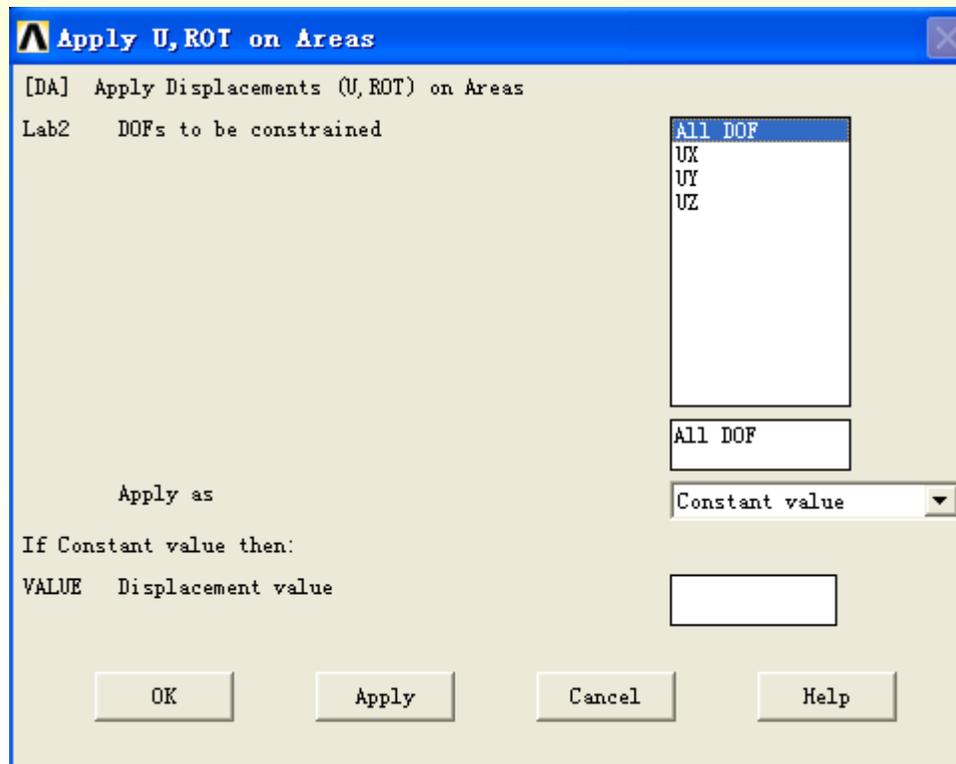
对下一个对话框接受缺省值



模态分析实例——机翼模型

5. 施加边界条件 提示: 选择在面上施加位移, 选定 $z=0$ 的区域, 固定其全部自由度.

- [Solution >] -Loads- Apply > Structural >Displacement >On Areas
- 选择 $Z=0$ 的面, 然后选择 ALL DOFS.
- 点击OK.



模态分析实例——机翼模型

DYNAMICS 11.0

6. 开始求解

[Solution >] -Solve- Current LS

在/stat窗口中检查求解信息，然后按 OK键

7. 查看结果，首先查看频率汇总表

General Postproc > Results Summary

SET, LIST Command

File

```

***** INDEX OF DATA SETS ON RESULTS FILE *****

SET   TIME/FREQ   LOAD STEP   SUBSTEP   CUMULATIVE
  1   12.368         1           1         1
  2   59.882         1           2         2
  3   76.494         1           3         3
  4  125.14         1           4         4
  5  210.14         1           5         5
    
```

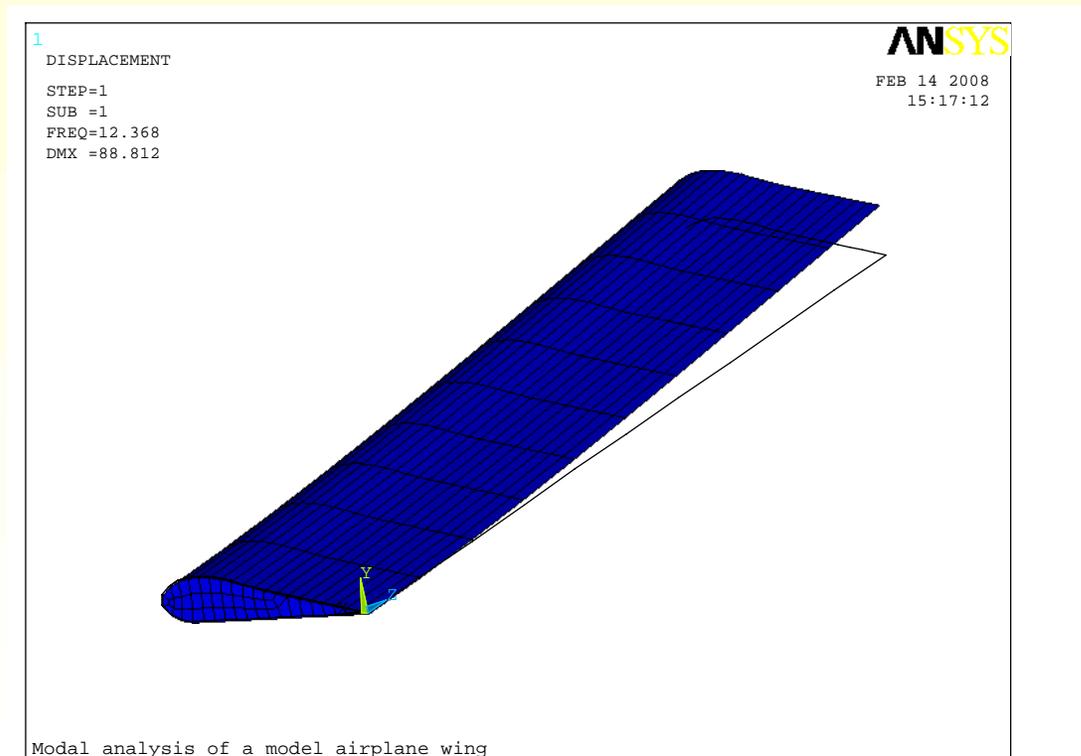
模态分析实例——机翼模型

8. 绘制第一阶振型

[General Postproc >] -Read Results- First Set

[General Postproc >] Plot Results > Deformed Shape...

选择“def+undef edge”，按 OK 键



模态分析实例——机翼模型

9. 显示下一阶振型并绘制成动画

[General Postproc >] -Read Results- Next Set

Utility Menu: Plot > Replot

Utility Menu: PlotCtrls > Animate > Mode Shape...

帧数= 10

时间间隔 = 0.05

(其它的项接收缺省值)

10. 对其他各模态重复上述步骤。