

飞行器关键结构拓扑优化设计

王伟达

安世亚太 高级工程师



目录

- 飞行器结构拓扑优化需求分析
- ・飞行器结构拓扑优化的解决方案及关键技术
- ・飞行器结构拓扑优化的最佳实践
 - 。 GE安装座拓扑优化分析及验证
 - 。 航空轴承支架拓扑优化
 - 。 直升机旋翼连接器拓扑
 - 。 模块化弹射座椅结构优化



ANSYS



飞行器结构拓扑优化需求分析

- ・降低成本
- ・轻量化需求
- ・ 増材制造优势逐渐显现
- ・拓扑优化技术日益成熟





GE 航空新型燃油喷嘴:

- 重量减轻25%
- •5倍寿命提升
- 设计生产效率提高20倍
- 更低成本





目录

- ・飞行器结构拓扑优化需求分析
- 飞行器结构拓扑优化的解决方案及关键技术

・飞行器结构拓扑优化的最佳实践

- 。 GE安装座拓扑优化分析及验证
- 。 航空轴承支架拓扑优化
- 直升机旋翼连接器拓扑
- 。 舱门铰链臂拓扑优化
- 。 模块化弹射座椅结构优化







- 连接到静力学或模态
- 定义优化目标和约束
- 获取优化后的几何模型
- 验证优化后的几何模型 原始模型 优化后零件 设计验证 • SpaceClaim编辑优化后几何模型 SpaceClaim创建尺寸参数化 Static Structural **Topology Optimization** Static Structural 对优化后模型进行参数优化分析 Engineering Data Engineering Data Engineering Data • Geometry 1 Geometry Geometry 1 . 1 Model 2 Model Model 1 1. Setup Setup Setup 为3D打印导出优化后几何格式文件 • 1 Solution Solution Solution 1 . Results 1 Results 1 Results 8 D Parameters Static Structural **Topology Optimization** Static Structural 3D打印 细节设计 建立静力学分析 参数优化 导出优化后几何 Parameter Set Design of Experiments Response Surface 1. Optimization Soal Driven Optimization

ANSYS UGM 2017

5 © 2017 ANSYS, Inc.

August 3, 2017

・ 结构分析

国们 ANSYS 用户技术大会

ONVERGENCE

- 线性静态结构分析
- 稳态分析
- 线性绑定接触
- 仅二维或三维实体结构分析
- ・优化目标
 - 最大刚度
 - 单个和多个载荷步
 - 最大固有频率
 - 单个和多个频率
 - 最小质量
 - 最小体积

・ 制造约束

- 最小元件尺寸
- 最大元件尺寸

周期对称

- ・ 脱模
- 挤出



- ・ 响应约束
 - 质量
 - 体积
 - 整体 (von-Mises) 应力
 - 局部(von-Mises) 应力

18.1

- 反作用力
- 位移
- 固有频率



٠

- 通过Static Structural or Modal 模块将仿真数据传递到拓扑 优化模块上
- ・ NOTE: 在R18.0,仅Static Structural or Modal支持拓扑 优化
- 支持低\高阶六面体,高阶四 面体,具体单元包括:
 SHELL181、PLANE182、
 PLANE183、SOLID185、
 SOLID186、SOLID187;

ONVERGENCE

17 ANSYS用户技术大会

由于进行数据连接传递,"Topology Optimization" 模块 出现在仿真分析树状图下

在Topology Optimization添加默认类型:

- Analysis Settings: 多种求解器设置和控制
- Solution Selection:指示上游仿真类型
- Optimization Region:定义优化区域或排除优化区域(该区域不移除材料)
- 约束变量: 定义拓扑优化时极限质量或体积,最大应 力等
- 目标变量: 定义优化目标,例如最小柔度或者最大固有频率

可在Topology Optimization 处插入额外的分析功能

Ġ-jā 🚃	y Usimu	1/14	(Chierny	
	inization Inization Inization	J Solve (FS)	A Mess Constraint	
6 66 6	pense Car lation (Cé 1.Scilition	😯 Export CAERep Files (Beta) 🦸 Abandon RSM Jobs (Beta)	Kolume Constant Gobal von-Mnes Bress Constraint Anternal Formunary Constraint	
Details of "Topology Op Definition	timization	Clear Contrated Data	Grant and a magnetic y constraint	
(Ryaics Type	Structural	A. Instant (14)	A Reaction Force Constraint	
Anslycix Type Topology Salves Terget Mechanic	Group All Similar Children	222		
	Mechanic	¥ Filter Based on Environment (Beta)	Member Size	
Generate Input Doly (No		🔄 Open Solver Price Directory	🔆 Pvil Out Direction	
			デ Cyclic 帝 Symmetry	
			🗈 Commanéj	

目录

- ・飞行器结构拓扑优化需求分析
- ・飞行器结构拓扑优化的解决方案及关键技术
- 飞行器结构拓扑优化的最佳实践
 - 。 GE安装座拓扑优化分析及验证
 - 。 航空轴承支架拓扑优化
 - 直升机旋翼连接器拓扑
 - 。 舱门铰链臂拓扑优化
 - 。 模块化弹射座椅结构优化

NNSYS

GE安装座拓扑优化分析及验证

选择优化区域:

- Geometry
 - 可能是整个组装件,
 部分组装件,或者单
 个或多个零件
- Named Selection
 - 几何模型或者网格 集合

De	stails of "Optimization	Region"	4
Ξ	Design Region		
	Scoping Method	Geometry Selection +	
	Geometry	Geometry Selection	
Э	Exclusion Region	Named Selection	
1	Define By	Boundary Condition	
П	Boundary Condition	All Boundary Conditions	

Details of "Optimization Region"		ą	
В	Design Region		-
	Scoping Method	Geometry Selection	
	Geometry	All Bodies	
8	Exclusion Region		
	Define By	Boundary Condition	
ľ	Boundary Condition	Soundary Condition	
		Geometry Selection Named Selection	

拓扑优化设置

- ・ 对于Static Structural or Modal 分析的网格设置 推荐:
 - 使用四边形网格(保留中间节点)
 - 如果可能,使用网格常数尺寸
- ・分析设置
 - 可以对收敛精度等进行检查或修改设置
 - 系统控制或者默认设置
- ・启动拓扑优化
 - 右击Topology Optimization下的 Solution object 并且选择 "Solve"
 - 注意:为了使用到最大数量的物理内核,可以 使用SMP和DANSYS方式来进行加速
 - 设置方法: Tools → Solver Process Settings... → Advanced...

Topology Optimization (85)

Solution Selection

O Objective

Solution (B6)

Optimization Region

Reaponce Constraint

Munufacturing Continuent

Solution Information

Topology Density

监测优化过程

- ・ 求解器输出和收敛表格
 - 从Solution Information中查看 求解信息
 - 从 optimization output中查看 objectives and response constraints收敛图表信息

• 拓扑密度跟踪器

- 求解过程中,查看外形演变过程
- Nodal Averaged (默认) and Elemental Topology Density 的 结果可以被跟踪
- 使用者可以在任何时刻停止求 解(假如外形优化过程已经稳 定)并且可以检查可用的结果 信息

优化结构后处理

可视化并检查Nodal Averaged (默认) or Elemental Topology Densities

- 拓扑密度值范围(0~1.0)
 - 高数值表示材料必须被保留,低数值表 示多余材料可以被去除
- ・ 阈值选项
 - 使用者可以改变默认阈值,并使用直觉
 来决定"最优"拓扑结果
 - 默认值0.5,作为优化拓扑结果参考值
 - 彩色云图为决定最终的阈值提供通用的 指导
 - 高数值导致更"苗条"结构 (更大胆设计), 低数值导致"矮胖"结构 (更保守设计)
 - 根据所选择的阈值可以计算出拓扑优化
 后的体积和质量并且和原始的体积和质量对比,帮助用户进一步确定"更优化"
 拓扑结构

设计验证流程

- 1. 首先确认输出拓扑(STL文件)选项设置为Yes
- 2. 从拓扑优化系统的结果选项中启动设计验证系 统
 - 复制拓扑优化系统前的分析模块并且放在 拓扑优化系统的下游
 - 数据传递链接在拓扑优化系统的结果选项 和设计验证系统的几何选项之间建立
- 3. "更新" 拓扑优化系统的结果选项
- 4. "更新" 验证系统的几何选项
 - 优化后的STL格式文件和原始CAD模型都 被传递到验证系统的几何模块中
 - 默认使用SpaceClaim进行几何修正

information	
Status	Done
MAPDL Elapsed Time	4 m 46 s
MAPDL Memory Used	859, MB
MAPDL Result File Size	1.7204 MB
Post Processing	
Expert Typology (STL file	Tes
Topology Result	Topology Density

- ・ 在优化设计系统中启动 SpaceClaim
- ・ 优化后的STL格式文件和原始CAD 模型都被传递到SpaceClaim中
- ・ 重要: 导入的STL文件不适于于进行 验证分析. 它必须被编辑并转化为 实体几何模型
- ・ 在SpaceClaim进行接下来的编辑操 作
 - 对小平面进行处理
 - 可选择性对螺栓孔和接触面 进行添加材料
 - 精确捕捉原始CAD模型上施加 边界条件的"棱柱"面
 - 转化并编辑STL几何模为实体 几何

- ・ 在SpaceClaim使用小平面功能用来编辑 STL几何
 - 大量可用的编辑工具

- ・ 重要:
 - 使用小平面功能需要额外的许可证
 - 根据如下操作激活 SpaceClaim 中的小平面 功能:
 - File \rightarrow SpaceClaim Options \rightarrow License
 - Check STL Prep checkbox

- 使用最优数量的小平面精确呈现优化后的几何模型
- 在SpaceClaim里有无数工具可以使用,得到高质量的小平面来呈现优化后的几何模型
- Shrinkwrap 工具是实现上述目的的较好工具.它允许用户:
 - 使用粗糙的小平面尺寸捕捉"有机"曲面.
 - 使用 "Gap size" 来设置需要的粗糙小平面尺寸
 - 使用高精度的小尺寸平面捕捉"棱柱"曲面和 其它重要几何特征
 - 使用"Secondary size" 设置需要的小平面尺寸
 - 使用"Select Tight-Fit Faces of Facets"选项选择
 原始CAD模型中的曲面(如图中高亮蓝色显示),这些曲面将会使用小平面尺寸
 - 使用"Angle threshold"设置需要的角度值,接下来满足此角度值的特征将会被保留
 - 在SpaceClaim结构树下仅选择小平面选项,
 然后点击绿色对号,用于包裹优化后的STL几
 何模型

- · 在螺栓孔和吊耳处创建实体区域
- · 将建立好的实体区域添加到优化后的STL几何中
- 依据角度阈值,间隙和二次尺寸设置,将融合后的几何进行收缩包裹

File	Design Insert Detail Display Measure Repair Prepare Sheet Metal I	File Design Insert Detail Display Measure Repair Prepare St	heet Metal Facets KeyShot Dynamics
Paste	Image: Construction Image: Construction <td>Image: Check Auto Over Intersections Holes Image: Check Separate Separate</td> <td>Image Image <th< td=""></th<></td>	Image: Check Auto Over Intersections Holes Image: Check Separate Separate	Image Image <th< td=""></th<>

转换为实体模型并传递到设计验证系统

- ・ 在SpaceClaim 模型树下选择Shrinkwrap 模型
 - 右键并选择转换为实体 → 融合表面
 - 创建实体
- ・ 为传递数据做准备
 - 重点是保证仅是用于验证的几何体传递到设计 验证系统中
 - 选择原始几何并进行抑制- 右键并选择 "Suppress for physics"
 - 退出 SpaceClaim
- 使用 "Generate Virtual Cells",使用默认的 "Automatic"设置

进行设计验证

- 再次对优化后的几何模型赋予材料和相关性能
- 再次施加载荷,约束和其它边界条件
- 再次应用和调整任何需要的网格尺寸并重新划
 分网格

进行设计验证

- 求解并检查优化后的几何模型是否 能达到设计目标
- ・ 原始模型和优化后模型的仿真结果 可以进行对比

为3D打印准备并输出优化后几何

- 在优化设计得到验证后,返回SpaceClaim为增 材制作准备并输出优化后的几何
- ・ 收缩包裹模型可以为3D打印直接输出STL文件

航空轴承支架拓扑优化

优化后的主轴承座取代了原有设计方案,并实现了结构创新设计。

优化后的结构减重40%

原始模型

优化后零件

设计验证

24

直升机旋翼连接器拓扑优化

直升机旋翼连接器装配体复杂,基于静力学 工况的拓扑优化分析对直升机飞行机动性有 较大提升,优化后的结构减重30%,结构受 力更均匀。

模块化弹射座椅结构优化

F-15飞机的弹射座椅通过拓扑 优化,最终设计的座椅在可维 护性、安全性、舒适性等方面 都有很大程度提高

F-15弹射座椅

从Pro/E传入Workbench的几何模 型和Workbench划分的网格

载荷和边界条件施加 改进前后的结构应力分布 座椅弹射状态结构强度计算

感谢聆听

