## 航空动力学报

中国航空学会主办

首页 本刊介绍

编委会

投稿须知 审稿编辑流程

期刊征订 广告征订

English

选择皮肤: 🔲 📕 📙

Hide Expanded Menus

付磊、袁巍、宋西镇、周盛、陆利蓬、跨声速压气机转子叶尖流场旋转不稳定现象的数值研究[1]. 航空动力学报, 2014, 29(5): 1145~1153

## 跨声速压气机转子叶尖流场旋转不稳定现象的数值研究

Numerical investigation on rotating instability phenomenon in tip flow field of transonic compressor rotor

投稿时间: 2013-11-29

DOI:

中文关键词: 跨声速压气机转子 旋转不稳定 叶尖泄漏流 非定常流动 模态分析

英文关键词:transonic compressor rotor rotating instability tip leakage flow unsteady flow modal analysis

基金项目:国家自然科学基金(50906001)

作者 单位

北京航空航天大学 能源与动力工程学院 航空发动机气动热力国家级重点实验室, 北京 100191 付磊 北京航空航天大学 能源与动力工程学院 航空发动机气动热力国家级重点实验室, 北京 100191 袁巍 宋西镇 北京航空航天大学 能源与动力工程学院 航空发动机气动热力国家级重点实验室, 北京 100191 北京航空航天大学 能源与动力工程学院 航空发动机气动热力国家级重点实验室, 周盛 北京 100191 陆利蓬 北京航空航天大学 能源与动力工程学院 航空发动机气动热力国家级重点实验室,

摘要点击次数: 33

全文下载次数: 37

## 中文摘要:

对某跨声速压气机转子在不同工作流量下的叶尖非定常流场进行了数值研究. 结果显示: 大流量状态下,该转子叶尖流场几乎不发生振荡. 此时,叶尖 流场可以按定常流场进行分析; 小流量状态下,叶尖泄漏涡大幅振荡,相邻叶片通道内的叶尖泄漏流之间也存在周期性相互干涉.其结果是在稳定状态时出 现由于叶尖泄漏涡的振荡及其周向传播造成的"旋转不稳定"现象."旋转不稳定"流场结构主模态旋涡个数大约为40%的叶片通道个数;其周向尺度占据2° 3个栅距.

## 英文摘要:

Numerical simulations were performed on tip unsteady flow field of a transonic compressor rotor with different work mass flows. The results show that no oscillation occurs in tip flow field of rotor under high mass flow condition, which can be regarded as steady flow field for analysis, and the oscillation of tip leakage vortex is intensive under low mass flow conditions. Furthermore, periodical interference within the tip leakage flow between adjacent blade passages emerges. As a result, a phenomenon called "rotating" instability" caused by the oscillation of tip leakage vortices and its circumferential propagation, is found in stationary frame. The dominating cell number of "rotating instability" flow field is nearly 40% of the blade passage number, and the cell size in circumferential direction is 2-3 pitches.

查看全文 查看/发表评论 下载PDF阅读器

关闭

中国航空学会 北京航空航天大学 EI检索 中国知网 中国宇航学会 北京勤云科技 万方

您是第6206149位访问者

Copyright© 2011 航空动力学报 京公网安备110108400106号 技术支持: 北京勤云科技发展有限公司