## 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

选择皮肤: 🔲 🔳 🔲

Hide Expanded Menus

郭爽, 陆华伟, 宋彦萍, 吴锤结. 吸力面附面层抽吸在三维高负荷扩压叶栅中的作用机制[J]. 航空动力学报, 2014, 29(11): 2529~2536

## 吸力面附面层抽吸在三维高负荷扩压叶栅中的作用机制

Mechanism of suction surface boundary layer suction in threedimensional high loaded diffuser cascades

投稿时间: 2013-07-15

DOI: 10.13224/j.cnki.jasp.2014.11.001

中文关键词: 大折转角 矩形叶栅 端壁二次流 流动控制 抽吸量分布 流动损失

英文关键词:high turning angle rectangular cascade endwall secondary flow flow control suction flow distribution flow loss

基金项目: 国家自然科学基金(51206013, 11072053); 中国博士后科学基金(2013M540223); 辽宁省博士启动基金项目(20131020); 中央高校基本科研业务费专项资金

作者 单位

郭爽 大连理工大学 运载工程与力学学部 工业装备结构分析国家重点实验室,辽宁 大连 116024;大连理工大学 航空航天学院,辽宁 大连 116024

陆华伟 大连海事大学 轮机学院, 辽宁 大连 116026

宋彦萍 哈尔滨工业大学 能源科学与工程学院,哈尔滨 150001

吴锤结 大连理工大学 运载工程与力学学部 工业装备结构分析国家重点实验室, 辽宁 大连 116024;大连理工大学 航空航天学院, 辽宁 大连 116024

摘要点击次数:71

全文下载次数: 78

## 中文摘要:

对某矩形高负荷扩压叶栅在不同弦向位置开设全叶高抽吸槽的5组方案进行了数值研究,分析了抽吸槽弦向位置等参数对抽吸量分布规律的影响;通过叶栅实验探究了局部展向抽吸方案的效果.数值仿真的计算域包含吸附叶片内部的真空腔,边界条件按照实验条件设置.研究发现:全叶高抽吸方案的抽吸量沿展向大致呈C型分布;叶高中部和端部的主要抽吸效果都体现在叶高中部流场,端部的抽吸量对叶栅角区的回流有一定的抑制效果.抽吸量沿展向的分布规律受叶栅流道和叶片内腔流场的共同作用,因此应根据三维高负荷扩压叶栅流场的具体特性对吸力面抽吸槽/孔进行细化设计.

## 英文摘要

The highly loaded diffuser compressor cascade with a full-span suction slot was numerically simulated under five different chordwise suction positions in the first step. The influences of aerodynamic parameters such as suction position on the suction flow distribution were studied in detail. Then experiments on the effects of partly-span suction flow on the performance of a three-dimensional cascade were carried out. The simulation region includs the inner cavity of the suction blade, and the boundary conditions in simulations are set according to the experimental conditions. The suction flow is C-type distributed along the spanwise direction in full-span suction schemes. Both of the partly-span suction schemes mainly improve the flow field around the midspan, while the suction flow around the blade roots also suppress the back flow in the corner region. Both the three-dimensional flow field of the cascade passage and inner cavity of the aspirate blade influenced the spanwise distribution of the suction flow. Therefore it is necessary to design tailored suction slots/orifices according to the characteristics of the three-dimensional high loading diffuser compressor cascades.

查看全文 查看/发表评论 下载PDF阅读器

关闭

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

您是第7195749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