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

选择皮肤: 🔲 🔲 🔲

English

Hide Expanded Menus

岳巍, 雷志军, 苏尚美, 朱俊强, 波瓣混合器涡系结构及射流掺混机理的数值研究[J]. 航空动力学报, 2013, 28(2):338~347

波瓣混合器涡系结构及射流掺混机理的数值研究

Numerical investigation on vortex structure and jet mixing mechanism in lobed mixer

投稿时间: 2012-03-14

DOI:

中文关键词: 波瓣混合器 掺混机理 数值模拟 流向涡 正交涡 通道涡 马蹄涡

英文关键词:lobed mixer mixing mechanism numerical simulation streamwise vortex normal vortex passage vortex horseshoe vortex

基金项目: 国家自然科学基金(51106152)

作者 单位

雷志军 中国科学院 工程热物理研究所 轻型动力中心,北京 100190

苏尚美 中国科学院 工程热物理研究所 轻型动力中心,北京 100190;中国科学院 研究生院,北京 100190

朱俊强 中国科学院 工程热物理研究所 轻型动力中心, 北京 100190

摘要点击次数: 344

全文下载次数:535

中文摘要:

借助流体力学软件ANSYS CFX,对波瓣混合器射流掺混流场进行了全三维定常数值模拟,研究了流场中各涡系结构的形成机理及发展过程,并详细探讨了其加速射流掺混过程的作用机制.结果表明:基于SST(shear stress transport)模型的封闭N-S方程能较好地模拟波瓣混合器射流掺混过程,波瓣特殊几何外形诱导产生的流向涡主要通过扭曲内外涵交界面的间接方式加速射流掺混过程,波瓣下游剪切层中K-H(Kelvin-Helmholtz)不稳定性发展而成的正交涡是直接加速射流掺混的关键因素,波谷附近二次流之间的相互作用所产生的通道涡对该区域内的射流掺混有明显的加速作用,受波瓣前缘切割的边界层在径向压力梯度作用下沿波瓣表面卷起而形成的马蹄涡对射流掺混的影响不是特别明显.

英文摘要:

With computational fluid dynamics software ANSYS CFX, the three-dimensional steady numerical simulation was conducted on the jet mixing flow of lobed mixer to study the formation mechanism and development process of the vortex structure, and its functional mechanism of the forced jet mixing. The results show that based on the SST(shear stress transport) model, the closed N-S equation can simulate the jet mixing process in lobed mixer excellently. While the streamwise vortices induced by the special geometry of lobed mixer depend on an indirect way of twisting the interface between core and bypass flow to accelerate the jet mixing process, normal vortices formed on the promotion of K-H(Kelvin-Helmholtz) instability accelerate the jet mixing directly. The passage vortices are produced by the interaction between the radical inward secondary flow and the low momentum fluid along the wall moving toward the lobe's crest where the passage vortices have an obvious promoting effect on jet mixing. Under the radical pressure gradient within the lobed mixer, boundary layer cut by lobe's leading edge rolls up along the surface of the lobe and forms the horseshoe vortex, and it has little effect on jet mixing.

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6204590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