# 科学研究費助成事業

研究成果報告書



研究成果の概要(和文):圧縮機を実際に運転する際、不安定現象を避けるため、流量マージンを取り運転されている。そのため、不安定現象を制御し作動範囲を広げることで、より高性能な点で運転可能となる。しかし、 不安定現象の制御方法は、未だ経験的な手法が多いのが現状である。そこで、本研究は不安定現象の抑制および 制御手法を明確に提案するために、遠心圧縮機において、部分流量運転時に発生する旋回失速の発生構造を実機 計測および数値解析の両面から調査したものである。その結果、ディフューザに発生する旋回失速の詳細な渦構 造およびディフューザ失速が拡大する際の流動現象を解明し、ディフューザ失速の制御手法を明確にした。

研究成果の概要(英文): The centrifugal compressors with vaned diffusers, compared to vaneless diffusers, are prone to unstable phenomena, such as surges and rotating stalls. The operating range of centrifugal compressors with vaned diffuser is limited by surges and rotating stalls, which can potentially cause serious accidents. Especially, the rotating stall can be recognized as a precursor of surge in the impeller or diffuser passage. Therefore, a better understanding of the physics of the rotating stalls leading to a surge is important in predicting of the surge and for the improvement of the stall margin and the control of rotating stall. This study investigates the evolution process of the diffuser rotating stall in a vaned diffuser

This study investigates the evolution process of the diffuser rotating stall in a vaned diffuser of a centrifugal compressor during off-design operation by both experimental and numerical analysis. We revealed the transition characteristics of rotating stalls and the detailed vertical structure of the diffuser stall evolution.

研究分野: 流体工学

キーワード: 遠心圧縮機 旋回失速 ディフューザ失速 ターボ機械 DES解析 非定常計測

#### 1.研究開始当初の背景

過給機やエンジンの構成要素である遠心 圧縮機は高効率化・高圧力比化のために、旋 回失速を抑制し安定作動範囲を拡大するこ とが求められている。従来より、失速を制御 する技術・速やかに失速から離脱する技術の 開発のため、旋回失速を始めとする不安定現 象の発生メカニズムおよび非定常的な渦構 造の解明が進められてきた。更に遠心機に発 生する旋回失速についての研究報告は軸流 機に比べ少なく、発生メカニズムの早急な解 明が求められている。このような背景のもと、 申請者はこれまで数値流体力学(CFD)と実験 流体力学(EFD)を組み合わせることにより、 遠心圧縮機内部に発生する不安定現象の発 生構造の解明に取り組んできた。

旋回失速の詳細な調査は1978年のDayらの研究に始まり、世界中で活発に研究が行われている。近年、軸流圧縮機の動翼前縁剥離 渦あるいは遠心圧縮機のディフューザ案内 羽根前縁剥離渦が失速初生(Stall Inception) に影響を及ぼすとの報告があり(Pullan et al, J. Turbomachinery, 2015)、(Everitt et al., J. Turbomachinery, 2015)、(Everitt et al., J. Turbomachinery, 2013)、申請者が報告して いる翼前縁での非定常渦と旋回失速との関 係性が軸流・遠心機問わず注目されている。 しかし他研究における翼前縁剥離渦の非定 常挙動については解析領域を簡易化した数 値解析での報告に留まっており、失速初生か らその発達に至るまでの過渡的特性は未だ 解明されていない。

# 2.研究の目的

過給機やエンジンの高性能化に対し、主要 構成要素である遠心圧縮機において旋回失 速突入を抑制し安定運転範囲を拡大するこ と、あるいは速やかな失速離脱の技術を開発 することは、主要な課題の一つである。本研 究の目的は遠心圧縮機による実機試験と数 値解析の両面から、旋回失速と不安定現象の メカニズムを解明し、有効な制御手法を提案 することである。

具体的な研究項目は、(1)ディフューザ案内 羽根設置時における、ディフューザ旋回失速 の過渡的特性の解明をすること。特に、ディ フューザ失速の初生からディフューザ領域 を局所的に旋回する Mild Stall に成長した後 に、圧縮機全体に拡大する Deep Stall へと陥 るメカニズムを解明する。(2)ディフューザ旋 回失速を制御および早期離脱するために、有 効な制御手法を確立すること。以上の2つで ある。

### 3.研究の方法

(1) まず Spike 型の失速初生および失速の旋回挙動を精度良く捉えるために、ディフュー ザ案内羽根入口周方向6点で高い時間応答性 を持つ圧力センサを用いた壁面圧力同時計 測を行う。その実験により、(1)失速初生の 発生場所、(2)Spike 型の擾乱の旋回速度、(3)



図1. 解析格子概観図

失速初生からディフューザ失速へと成長す る時間を測定する。更にディフューザ失速初 生時の非定常的な渦構造を模擬するために、 高精度な乱流解析手法である DES 解析を用い た数値解析を行う。数値解析コードは申請者 自らが作成したものであり、軸流・遠心機問 わず流体機械内部流れ解析において良好な 解析結果を示しており、高精度かつ高速に乱 流場を解析できる。本研究では、羽根車・デ ィフューザおよびケーシング領域を対象と した圧縮機全体(図1)の解析を行う。失速点 近傍において、前縁剥離渦の周方向への伝播 が失速初生現象の形成に与える影響を調査 する。

(2) ディフューザ領域で局所的に旋回する 失速が、流量低下と共に羽根車側へと拡大し Deep Stall へと陥る失速の過渡的特性を明ら かにする。そのために、ディフューザ入口部 周方向4点および羽根車入口部1点において 熱線流速計による流速同時測定を行い、(i) 舌部付近で発生するブロッケージ領域の範 囲同定、(ii)ディフューザ失速がディフュー ザ入口から羽根車部へと拡大する間の失速 領域の推移、以上2点を実験試験で調査する。 更にディフューザ失速が Deep Stall へと陥 る際の渦構造の非定常的な挙動を調査する ために、(1)と同様の DES 解析を行う。まず 定常性能の調査と試験結果を比較・検証した 後に、Mild Stall から Deep Stall へ陥る流 量での非定常解析を行う。

### 4.研究成果

(1) ディフューザ失速セルの発生構造は図 2 のように示される。まず1 翼毎に竜巻型の剥 離渦と前縁渦が各案内羽根負圧面の前縁部 にて形成される。また前縁渦が形成されてい る案内羽根の正圧面にて渦が生じ、この渦が スロート部でブロッケージとなりシュラウ ド側にて逆流を誘起する。さらに前縁渦が時 間経過と共に隣接翼の前縁へと移流し、隣接 翼負圧面にて竜巻型の剥離渦と干渉し新た に前縁渦を形成する。ディフューザ失速内部 では隣接翼前縁へと移流し干渉する前縁渦 が,羽根車から吐出される翼端漏れ渦と同等 の役割を果たしていると考えられる。また、 前縁渦が隣接翼の前縁へと干渉することに より、隣接翼の正圧面にて渦が形成される。 この正圧面に発生する渦がスロート部での ブロッケージとなる。このスロート部でのブ ロッケージによって、シュラウド側で逆流が 誘起され、案内羽根に対する流入角が増大す ることにより、隣接翼の前縁部で竜巻型の剥 離渦が発生する。よって、案内羽根翼間で形 成される竜巻型の剥離渦、前縁渦およびスロ ート部での渦からなる渦構造が隣接翼へと 遷移することがディフューザ失速の旋回構 造であると考えられる。



図2. ディフューザ失速セル内の渦構造

(2) ディフューザ失速の拡大過程は以下の (a)-(c)の流動状態にまとめられる。それぞれの状態での圧縮機子午面でのエントロピ ー分布を図3に示す。

(a):ディフューザ失速が案内羽根前縁部シ ュラウド側で前述したような渦構造を持ち 旋回している。

(b):ディフューザ失速が急激にハブ側へと





図4 圧縮機子午面における圧力波形および変動

旋回位置を変える。これはディフューザスロ ート部で形成される渦によるブロッケージ 効果のためである。時間経過と共にプロッケ ージは成長し流路を阻害することで、ディフ ューザ失速は羽根車流路側へと押し出され る。

(c):羽根車流路側へと拡大したディフュー ザ失速と羽根車前縁部で旋回する羽根車失 速が結合し Deep Stall が形成される。この とき、羽根車流路スロート部においても流路 を阻害する縦渦が発生している。

以上より、ディフューザ失速は案内羽根スロ ート部ハブ側に発生する渦に端を発して、羽 根車側へと拡大していくことがわかった。

(3) ディフューザ失速は案内羽根スロート 部ハブ側に発生する渦に端を発して、羽根車 側へと拡大して様子を実機試験において調 査した。圧縮機子午面方向におけるケーシン グ壁面での静圧変動および RSM 値の測定結果 を図4に示す。測定位置は図下部から羽根車 入口(I.I.)、羽根車流路中央(I.M.)、案内羽 根入口(D.I.)、案内羽根スロート部(D.M.)お よび案内羽根出口部(D.E.)である。図3より まず案内羽根スロート部における圧力変動 が生じた後に、案内羽根スロート部を起点と して上流および下流側共に大きな変動が伝 わっていることがわかる。これは(2)で述べ た案内羽根スロート部ハブ側に発生する渦 がディフューザ失速の圧縮機全体への拡大 に重要な役割を果たすという結果を試験に おいても示すことができたといえる。よって、 解析および試験両面においてディフューザ 失速の圧縮機全体への拡大過程を詳細に明 家にすることができた。

(4) これまでの研究から解明された失速の 発生機構を踏まえ、渦構造の制御に有効な案 内羽根形状を提案するものである。現段階で の研究成果を踏まえると、(A)案内羽根前縁 部で発生する前縁渦がディフューザ失速の 初生の要因であるため、案内羽根前縁形状を 修正する。前縁部で発生する渦を制御するた め、図5に示す Lean 形状を提案する。更に、 (B)スロート部付近のブロッケージが Deep Stall 形成に重要な役割を果たしていると考 えられるため、案内羽根の流路面積分布を変 更する。流路面積分布を変更することで、デ ィフューザ流路内の圧力回復分布が変化し、 スロート部で形成される渦を制御できる。今 後の研究として、提案する形状の最適化には、 十分な解析実績を持つ最適化設計ソフト Fine/Design を用いることで形状を決定する。 更に、最適化された形状を用い実機試験・数 値解析を行い、失速に対する有効性および内 部流れ場・渦構造の変化を調査する。安定運 転範囲は 20%の拡大、性能のピークは 5%の上 昇を目標とする。



## 5.主な発表論文等

# 〔雑誌論文〕(計3件)

<u>Nobumichi Fujisawa</u>, Ema Daiki, Yutaka Ohta, "Unsteady Behavior of Diffuser Stall in a Centrifugal Compressor with Vaned Diffuser", Proceedings of ASME Turbo Expo 2017, GT2017-63400, DOI:10.1115/GT2017-63400, 査読有.

<u>Nobumichi Fujisawa</u>, Yutaka Ohta, "Transition Process from Diffuser Stall to Stage Stall in a Centrifugal Compressor with a Vaned Diffuser", International Journal of Rotating Machinery, Vol.2017, Article ID 2861257, June, 2017, DOI: https://doi.org/10.1155/2017/2861257, 查読有. <u>Nobumichi Fujisawa</u>, Sota Ikezu, Yutaka Ohta, "Structure of Diffuser Stall and Unsteady Vortices in a Centrifugal Compressor with Vaned Diffuser", Proceedings of ASME Turbo Expo 2016, GT2016-56154, DOI:10.1115/GT2016-56154, 査読有.

〔学会発表〕(計9件)

乾哲也,<u>藤澤信道</u>,太田有,「遠心圧縮機 内部に発生するディフューザ失速の流量低 下に伴う拡大メカニズム」,第45回日本ガス タービン学会定期講演会,松山,2017年10 月

江間大輝,<u>藤澤信道</u>,太田有,「羽根付デ ィフューザを有する遠心圧縮機に発生失速 の成長過程」,日本流体力学会年会2017,東 京,2017年8月

<u>Nobumichi Fujisawa</u>, Ema Daiki, Yutaka Ohta, "Unsteady Behavior of Diffuser Stall in a Centrifugal Compressor with Vaned Diffuser", Proceedings of ASME Turbo Expo 2017, GT2017-63400, Charlotte, NC, USA, June 26-30, 2017.

江間大輝,池津聡太,<u>藤澤信道</u>,太田有, 「遠心圧縮機内部に発生する旋回失速の流 量低下に伴う過渡特性」,日本機械学会 第94 期 流体工学部門 講演会,山口,2016 年 11 月

池津聡太,江間大輝,<u>藤澤信道</u>,太田有, 「羽根付ディフューザを有する遠心圧縮機 に発生するディフューザ失速の旋回構造」, 第 44 回 日本ガスタービン学会定期講演会, 山形,2016年10月

Sota Ikezu, <u>Nobumichi Fujisawa</u>, Yutaka Ohta, "Stall Characteristics of a Centrifugal Compressor with Vaned Diffuser", Proceedings of 6th Asian Joint Workshop on Thermophysics and Fluid Science", Guilin, China, September 20-23, 2016.

<u>藤澤信道</u>,池津聡太,太田有,「遠心圧縮 機ディフューザに発生する失速の非定常挙 動」,ターボ機械協会 第 76 回北見講演会, 北海道,2016年9月

藤澤信道,池津聡太,太田有,「過給機用 遠心圧縮機内部に発生するディフューザ失 速の構造と非定常挙動」,第9回送風機・圧 縮機の騒音と性能研究文科会,神奈川,2016 年7月

<u>Nobumichi Fujisawa</u>, Sota Ikezu, Yutaka Ohta, "Structure of Diffuser Stall and Unsteady Vortices in a Centrifugal Compressor with Vaned Diffuser", Proceedings of ASME Turbo Expo 2016, GT2016-56154, Seoul, South Korea, June 13-17, 2016.

〔その他〕 ホームページ等 http://www.aoni.waseda.jp/nobumichi-fuj
i/index.html

6.研究組織
 (1)研究代表者
 藤澤 信道(FUJISAWA, Nobumichi)
 早稲田大学・理工学術院・助手
 研究者番号:10778153