柏崎刈羽原子力発電所1号機 非常用ディーゼル発電機(B)の過給機軸固着について (報告書)

平成31年 3月

東京電力ホールディングス株式会社

本資料のうち、枠囲みの内容は機密事項に属しますので公開できません。

1. 件名

柏崎刈羽原子力発電所1号機 非常用ディーゼル発電機(B)の過給機軸固着について

2.事象発生の日時

平成30年9月6日13時50分(必要な機能を有していないと判断した日時)

3.事象発生の場所

柏崎刈羽原子力発電所 1 号機 原子炉建屋地下 1 階非常用ディーゼル発電機(B)室(非管理区域)

4 . 事象発生の発電用原子炉施設名 非常用予備発電装置 非常用ディーゼル発電設備

5.事象の状況

(1) 事象発生時の状況

柏崎刈羽原子力発電所1号機は第16回定期検査中のところ、平成30年8月30日14時30分より、非常用ディーゼル発電機(B系)(以下、「当該D/G」という。)を定例試験のために起動し確認運転を実施していた際、同日15時16分に異音が発生するとともに、発電機出力が6.6MWから0MWに低下したため、当該D/Gを手動停止した。

なお、本事象発生時は、他の非常用ディーゼル発電機2台(A系、高圧炉心スプレイ系)が動作可能であったことから、柏崎刈羽原子力発電所原子炉施設保安規定第6 1条で要求されている運転上の制限¹は満足していることを確認した。

その後、当該 D / G の発電機出力が低下した要因を調査していたところ、9月6日に、当該 D / G の R 側過給機の軸が固着していることを確認した。当該 D / G の R 側過給機が軸固着に至った要因の詳細調査は、工場への持出しが必要であり、速やかな復旧が難しいことから、同日 1 3 時 5 0 分に、実用発電用原子炉の設置、運転等に関する規則第 1 3 4 条第 3 号「発電用原子炉施設の安全を確保するために必要な機能を有していないと認められたとき」に該当するものと判断した。

なお、本事象による外部への放射能の影響はなかった。

1 柏崎刈羽原子力発電所原子炉施設保安規定(抜粋)

第61条(非常用ディーゼル発電機その2)

原子炉の状態が冷温停止及び燃料交換において、非常用ディーゼル発電機(非常用ディーゼル発電機とは、A 系、B系及び高圧炉心スプレイ系の非常用ディーゼル発電機をいう。)は表で定める事項を運転上の制限とする。

•	*** D ***	がたが、いたフレーがの中間がフー とかがも成という。 / はれてたのも子供と注稿上の間はとうも
項目 運転上の制限		運転上の制限
	交流電源	非常用交流高圧電源母線に接続する非常用ディーゼル発電機を含め2台の非常用発電設備が 動作可能であること

(2) 当該 D / G 発電機出力低下時の時系列

【8月30日】

- 14:30 当該 D / G定例試験開始
- 14:30 当該D/G起動
- 14:43 当該 D / G並列
- 14:52 当該 D / Gハーフロード到達
- 15:05 当該 D / G 定格出力 6 . 6 M W 到達
- 15:16 中央制御室の主機操作員が異音を確認、同じく現場の補機操作員が異音を確認 現場の研修生が当該 D / G上部に灰色のもやを確認 警報発生

「ディーゼル発電機1B異常」(中央制御室)

「動弁注油タンク油面低」(現場)

当該 D / Gエリア自動火災報知機盤プレアラーム動作

「光電アナログ注意・光電アナログ蓄積中/回復」(中央制御室)

当該 D / G関連中央制御室パラメータ変化

当該 D / G 発電機出力: 6 . 6 MW 異音発生直後: 6 . 6 MW

異音消滅後:6.0MW その後:0MW

- 15:16 上記の異常を確認したため、主機操作員が中央制御室にて手動操作により 当該 D / Gを解列、停止
- 15:16 当直長が当該D/G不待機宣言
- 15:40 当該 D / G作動除外操作実施

(3) R 側過給機軸固着確認までの時系列

【8月30日】

・点検調査方法の検討開始

【9月3日】

・点検調査のための安全処置実施

【9月4日~5日】

- ・動弁注油タンク、クランク室、過給機ブロワ側潤滑油採取
- ・各カバー開放による機関内部外観目視点検実施(異常なし)

【9月5日】

・燃料噴射ラック動作確認、発電機絶縁抵抗・巻線抵抗測定(異常なし)

【9月6日】

- ・継電器点検、計器点検、発電機目視点検、発電機の界磁回路絶縁抵抗・発電機の巻線抵抗測定(異常なし)
- ・機関ターニングによる動作確認(異常なし)
- ・過給機ロータハンドターニングによる動作確認(R側過給機(発電機側から見て右側の過給機)に軸固着確認。L側は異常なし)

(添付資料 - 1、2、3 参照)

6.事象の原因調査

6-1.要因調査(その1)

事象の状況を踏まえ、当該 D / G の発電機出力低下に関する要因分析表を作成し、故障箇所の特定のための要因調査を以下のとおり実施した。

(添付資料-4 参照)

6-1-1.発電機出力低下に関する要因分析に基づく調査

(1)潤滑油系統

- a . 摺動部異常
- (a) 摺動部抵抗大

潤滑油系統に異常を生じ、摺動部の抵抗が大きくなると、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検) カムケースカバー開放による内部点検(目視点検) シリンダヘッドカバー開放による内部点検(目視点検) 潤滑油分析、ターニングによる動作確認を実施したが、いずれも異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (1)参照)

b . 回転部異常

(a)回転部抵抗大

潤滑油系統に異常を生じ、回転部の抵抗が大きくなると、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検) カムケースカバー開放による内部点検(目視点検) シリンダヘッドカバー開放による内部点検(目視点検) 潤滑油分析、ターニングによる動作確認を実施したが、いずれも異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (2)参照)

(2)燃焼機関系統

- a . 特定シリンダの着火異常
- (a)燃料噴射ポンプの異常

燃料噴射ポンプに異常がある場合、燃焼機関系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、燃料噴射ラックの動作確認(各気筒)を実施したが、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (3)参照)

(b)過給機の異常

過給機に異常がある場合、燃焼機関系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、R側及びL側過給機について、過給機エンドカバー(ブロワ側、タービン側)開放による内部点検(目視点検) 過給機ロータのハンドターニング、 潤滑油分析を実施したところ、R側過給機において、以下の異常を確認した。

- ・R側過給機エンドカバー (タービン側) 開放による内部点検にて軸受押さえ 回り止め部の欠損を確認
- ・R側過給機ロータのハンドターニングにて軸固着を確認
- ・潤滑油内で金属粉を確認したことから、成分分析を実施なお、L側過給機に異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (4)参照)

(3)給排気系統

- a . 特定シリンダの圧力異常
- (a) 圧縮圧力低下

圧縮圧力の低下がある場合、給排気系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検)を実施したが、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (5)参照)

(4)制御系統

- a . ガバナ異常
- (a)設定値異常

ガバナの設定値に異常がある場合、制御系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、ロードリミット値、スピードドループ値の確認を実施したが、いずれも異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (6) 参照)

(b) ガバナ動作異常

ガバナの動作に異常がある場合、制御系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、ガバナの動作確認及び作動油内の異物確認を実施したが、いずれも 異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (7)参照)

(5)冷却水系統

- a . 制御系異常
- (a)温度調整弁の異常

定例試験記録より、当該D/G停止までは正常に冷却水が温度制御されており、 異常は確認されていないことに加え、冷却水の制御系異常が発電機出力低下の要 因となる可能性は低いが、念のため温度調整弁の分解点検を実施したが、異常は 確認されなかった。

(添付資料 - 5 (8)参照)

b.機械系異常

(a)冷却水ポンプの異常

定例試験記録より、当該 D / G停止までは正常に冷却水が供給されており、異常は確認されていないことに加え、冷却水の機械系異常が発電機出力低下の要因となる可能性は低いが、念のため冷却水ポンプの動作確認(機関ターニングと同時動作確認)を実施したが、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (9)参照)

(6)発電機系統

- a . 監視系異常
- (a)計器単品異常

中央制御室に設置している電力計に異常がある場合、誤った発電機出力を示す 可能性がある。

そのため、電力計の計器点検を実施したが、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (10)参照)

(b) PT·CT異常、ヒューズ溶断

中央制御室に設置している電力計、過渡現象記録装置へ信号を出力する回路上 で異常がある場合、誤った発電機出力を示す可能性がある。

そのため、PT・CTの目視点検、ヒューズの溶断確認を実施したが、いずれ も異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (11)参照)

b . 発電機主回路異常

(a) 受電遮断器の開放

受電遮断器の意図しない開放がある場合、発電機出力低下の要因となる可能性 がある。

そのため、運転員への操作実績の聞き取り及び過渡現象記録装置のトレンド確認を実施したが、受電遮断器の意図しない開放はなかった。

また、受電遮断器の動作確認を実施したが、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (12)参照)

(b) 主回路での地絡、短絡

主回路上に地絡、短絡が発生した場合、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、発電機の絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定を実施したが、いずれも異常は確認されなかった。

なお、念のため主回路を監視している警報要素に係る継電器点検を実施したが、 異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (13)参照)

(c) AVR異常

AVRに異常がある場合、発電機の制御不良により、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、AVR点検を実施したが、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (14)参照)

(d) 界磁回路での地絡、短絡

界磁回路上に地絡、短絡が発生した場合、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、界磁回路の絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定を実施したが、いずれも異常は確認されなかった。

(添付資料-5(15)参照)

c . 系統異常

(a)系統動揺

系統動揺が発生している場合、発電機系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、過渡現象記録装置のトレンドにて系統電圧、系統周波数を確認したが、系統動揺は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (16)参照)

d . 発電機異常

(a) 発電機の異常振動

発電機に異常振動がある場合、回転部の機械的な異常により、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

そのため、カップリング嵌合部、発電機基礎ボルト、速度検出器、ブラシホル

ダー及びコレクターリングの目視点検、ターニングによる動作確認、軸受部上蓋 開放確認、発電機及び界磁回路の絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定を実施したが、い ずれも異常は確認されなかった。

(添付資料 - 5 (17)参照)

6-1-2.発電機出力低下に関する要因分析に基づく調査まとめ

以上の当該D/G発電機出力低下に関する要因分析に基づく調査結果より、燃焼機関系統の調査において、R側過給機のロータに軸固着が確認された。

過給機以外に異常は確認されていないことから、R側過給機軸固着が当該D/G発電機出力低下の要因であると判断し、R側過給機軸固着の要因分析表を作成して調査を実施した。

6-2.要因調査(その2)

発電機出力低下に関する要因分析に基づく調査にて確認された故障箇所について、個別に要因分析表を作成し、原因特定のための調査を以下のとおり実施した。

6 - 2 - 1 . 過給機軸固着に関する要因分析に基づく調査

過給機については、軸固着を確認したR側過給機をメーカ工場に持出して詳細点検を 実施した。

なお、発電機出力低下に関する発電所内における調査にて異常の確認されていないL 側過給機についてもメーカ工場に持出し、R側過給機との比較調査を実施した。

(添付資料-6 参照)

(1)回転体の異常

- a.タービンブレードとシュラウドとの接触
- (a) タービンブレード異常

タービンブレードに変形等の異常がある場合、回転体と静止部との接触や軸偏 芯等が生じることによる軸受等の損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性 がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

< R側過給機>

- ・タービンブレード1枚(No.1)がタービンブレードファツリー部背面 側の第一くびれ部の谷部より折損を確認
- ・折損部(No.1のタービンブレード)から反時計方向にタービンブレード4枚の先端部変曲を確認
- ・1時~5時方向のタービンブレード先端部に接触痕を確認

< L側過給機>

・全てのタービンブレードの先端部に接触痕を確認

- ・タービンブレード1枚(No. 25)において、タービンブレードファツリー部背面側の第二くびれ部の谷部にき裂を確認
- ・き裂が確認されたタービンブレード (No. 25) を受け止めるロータファッリー部の第一くびれ部の谷部に、指示模様 (磁粉探傷検査) を確認
- ・ロータファツリー部片側の側面部に打痕と見られる変形を確認

折損、き裂が確認された箇所の破面を走査型電子顕微鏡(以下、「SEM」という。) 観察した結果を以下に示す。

- ・折損が確認されたR側過給機のタービンブレードの破面をSEM観察した 結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)を確認
- ・き裂が確認されたL側過給機のタービンブレードのき裂箇所を強制切断し、 SEM観察した結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様) を確認
- ・き裂が確認されたL側過給機ロータファツリー部のき裂箇所を強制切断し、 SEM観察した結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様) を確認

以上のことから、R側過給機のタービンブレードは、これまでの運転の過程で、何らかの繰り返し応力を受け、疲労破壊した可能性があると考える。

(添付資料-7(1)参照)

(b) レーシングワイヤ異常

レーシングワイヤ^{※2}に異常がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の 要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

- ・R側過給機の外周側レーシングワイヤの脱落と止端部の破断を確認
- ・R側過給機の内周側レーシングワイヤ 本のうち1本の脱落を確認 ※2レーシングワイヤ:タービンブレードの振動を抑制することを目的として、タービンブレードに対し外周、内周それぞれ 本ずつのワイヤが取付けられている。

破断したレーシングワイヤの破面をSEM観察し、レーシングワイヤの破断原 因が疲労破壊か、タービンブレード折損に伴う破断かの確認を実施した。

SEM観察の結果から、延性による破断を示すディンプル模様が確認され、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)は確認されなかった。

そのため、レーシングワイヤの破断は、タービンブレード折損に伴う破断であると考える。

(添付資料-7(2)参照)

b . タービンブレードとノズルリングとの接触

(a) ノズルリングの異常

ノズルリングに異常がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

- ・R側過給機のノズルリング9時~2時方向に接触痕(小さい傷)を確認
- ・R側過給機のノズルリング4時~7時方向に接触痕(大きい傷)を確認

R側過給機のノズルリングに確認された接触痕は、ノズルリングの排気入口側ではなくタービンブレード側に確認されたことから、R側過給機のタービンブレード(No.1)折損による従属的な事象であると考える。

(添付資料 - 7 (3) 参照)

(b) 異物飛び込みによるノズル損傷

異物飛び込みによりタービンブレード及びノズルリングに損傷がある場合、回 転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施したが、タービンブレード及びノズルリングに異物飛び込みの痕跡は確認されなかった。

なお、タービンブレード及びノズルリングには、折損したタービンブレードが 隙間に入り込んだことによる接触痕が確認された。

R側過給機のノズルリングに確認された接触痕は、ノズルリングの排気入口側ではなくタービンブレード側に確認されたことから、異物飛び込みによるものではなく、R側過給機のタービンブレード(No.1)折損による従属的な事象であると考える。

(添付資料 - 7 (4)参照)

c . インペラとケースとの接触

(a) インペラ、インデューサの異常

インペラ、インデューサに異常がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固 着の要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

- ・R 側過給機のインデューサの 6 時~ 1 1 時方向の先端部に接触痕を確認
- ・R側過給機のインペラの6時~11時方向の先端部に接触痕を確認

確認された異常は、いずれもシャフトフランジの開きによる軸の振れまわりに よって発生したものと推定されることから、軸固着の原因となるインペラ、イン デューサの異常はなかったものと考える。

(添付資料 - 7 (5) 参照)

(b) 異物飛び込みによるインペラ及びインデューサ損傷

異物飛び込みによりインペラ及びインデューサに損傷がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

・R側過給機のインペラ背面に接触痕を確認

確認された接触痕は、シャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト、ナット・ワッシャ脱落によるもので、インペラの空気取入れ側からの異物飛び込みによる損傷ではないと考える。

(添付資料-7(6)参照)

d. シール部品とロータ軸との接触

(a) ロータ軸偏芯

ロータ軸の曲がりにより接触がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、過給機エンドカバー開放によるハンドターニング、及びメーカ工場 にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

- ・ハンドターニングの結果、R側過給機の軸固着を確認
- ・R側過給機のロータシャフトフランジ部の0時~6時方向に最大0.5mm 程度の隙間を確認

確認されたロータシャフトフランジ部の隙間は、締結ボルトに伸びが確認されていることから、R側過給機軸固着に至る過程での急激な過大応力を受けたことによる従属的な事象と考える。

(添付資料-7(7)参照)

(b) シール部品の脱落

固定ボルト等の緩みがある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

- ・R側過給機のシャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト(本中2本) 及びナット・ワッシャ(価値中3個)の脱落を確認
- ・R側過給機のシャフトシュラウドの破損を確認

ロータシャフトアンバランス発生に伴う振動により、ボルト、ナット・ワッシャが脱落し、ロータシャフトとシャフトシュラウドの接触が起こりシャフトシュラウドの破損が発生したものと考える。

(添付資料-7(8)参照)

(2)軸受の異常

- a.ベアリングの異常
- (a) ベアリング摩耗

ベアリング摺動部に異常摩耗がある場合、軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の 要因となる可能性がある。

そのため、R側過給機のベアリング(過給機タービン側及びブロワ側)についてベアリングメーカにて詳細点検を実施した結果、以下の異常を確認した。

<過給機タービン側ころ軸受>

- ・内輪軌道面の約1/3周に、ころのピッチ間隔で変形(圧痕)を確認
- ・保持器ポケット柱面の約1/3周に破断、摩耗、変色を確認
- ・ころ転動面に摩耗、変形を確認

< 過給機ブロワ側玉軸受 >

・内輪軌道面の約1/3周に剥離を確認

R側過給機の両ベアリングの損傷・変形は、瞬間的な荷重(衝撃荷重)を受けたことにより発生したものと推定されることから、特にタービン側ころ軸受ベアリングの損傷は、ロータシャフトアンバランス発生に伴う振動により、ロータシャフトが屈曲し、ベアリングのころと保持器が潰れたものであり従属的に発生したものと考える。

(添付資料 - 7 (9)参照)

(b)潤滑油不良

潤滑油補給時の銘柄間違いがある場合、軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、前回の本格点検時の補給記録を確認したが、R側及びL側過給機と もに補給した潤滑油の銘柄の相違はなかった。

(添付資料 - 7 (10)参照)

(c)潤滑油の劣化、油量不足

潤滑油性状の劣化、オイルポンプ故障による軸受部への注油量不足がある場合、 軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、潤滑油性状の劣化については、潤滑油分析を実施したが、R側及び L側過給機ともに潤滑油性状に異常は確認されなかった。

オイルポンプの健全性については、メーカ工場にて詳細点検を実施し、オイルポンプ性能に関する異常は確認されなかった。

(添付資料 - 7 (11)参照)

(d) 潤滑油への異物混入

潤滑油への異物混入がある場合、ベアリングに損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、潤滑油性状の劣化については、潤滑油分析を実施したが、R側及び L側過給機ともに潤滑油性状に異常は確認されなかった。

潤滑油内に残留していた金属粉の成分分析を実施した結果、タービン側にて亜鉛(Zn)成分と銅(Cu)成分、ブロワ側にて鉄(Fe)及びクロム(Cr)を含む成分が多く検出された。確認された金属粉に関する発生源調査を実施した結果、いずれもベアリングの構成部材であることが確認された。

このことから、潤滑油に残留していた金属粉は、ベアリング損傷によるベアリング部材の摩耗等により発生したものであり、潤滑油への異物混入はなかったと考える。

(添付資料-7(12)参照)

b. 構成部品の緩み、異常

(a) 部品の脱落

固定ボルト等の緩み、脱落がある場合、軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

そのため、メーカ工場にて詳細点検を実施した結果、R側過給機において以下の異常を確認した。

・R側過給機のシャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト(本中2本)、 ナット・ワッシャ (個中3個)の脱落を確認

確認された部品の脱落は、ロータシャフトアンバランス発生に伴う振動により 発生したものと推定し、従属的に発生したものと考える。

(添付資料-7(13)参照)

6-2-2. R側過給機軸固着に関する要因分析に基づく調査結果の考察

(1) R側過給機軸固着の起点部位と従属的損傷部位の考察

R側過給機軸固着に関する調査結果を踏まえ、比較的大きく損傷している「タービンブレード」、「レーシングワイヤ」及び「ベアリング」について、いずれの事象が起点部位であるかを考察した。

レーシングワイヤは瞬間的な応力による破断であること、ベアリングは瞬間的な衝撃 荷重による損傷であることに対し、タービンブレードは、事象の進展に一定の時間を要 する疲労破壊の様相を確認している。

また、打痕や接触痕が確認された他の損傷部位は、確認された傷の表面に腐食や煤の付着等が確認されず比較的新しいことから、事象の起点ではないと考える。

なお、タービンブレードの折損面には腐食や煤の付着が確認されており、破断前のき

裂が、一定期間存在していたものと考える。

以上より、R側過給機軸固着の起点部位はタービンブレードの疲労破壊であり、その他は従属的に損傷したものと考える。

(2)L側過給機タービンブレード先端部の傷の考察

L側過給機点検にて確認されたタービンブレードの先端部の傷は、接触したと考えられるノズルリング側の接触痕が、下部に集中していることから、R側過給機の軸固着時の衝撃により、瞬間的にタービンブレードと周囲のノズルリングの一部が接触し発生したものと考える。

(3) L 側過給機タービンブレードき裂の考察

タービンブレードファツリー部のき裂の破面観察結果は、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)であり、R側過給機の折損したタービンブレードと同様にファツリー部にて発生していることから、R側過給機と同様に、疲労破壊が進展していたものと考える。

なお、確認されたき裂は、タービンとしての機能への影響はなく、当該 D / G の発電機出力低下の原因ではなかったものと考える。

(4)L側過給機ロータファツリー部のき裂の考察

L側過給機ロータファツリー部のき裂は、タービンブレードファツリー部のき裂と相対する箇所にて確認されている。タービンブレードファツリー部に比べ、ロータファツリー部は設計上発生応力に対して許容される応力の余裕が大きい。そのため、先にタービンブレードファツリー部にき裂が発生し、タービンブレードファツリー部とロータファツリー部の当たり状態が変化したことで、ロータファツリー部の一部に過大な応力が加わり、き裂が従属的に発生したものと考える。また、き裂の破面観察結果は、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)であることから、タービンブレードファツリー部と同様に疲労破壊が進展していたものと考える。

(5)L側過給機ロータファツリー部側面の打痕に関する考察

L側ロータファツリー部に確認された変形は、表面に接触痕等が確認されず、また、 腐食や煤の付着があることから、本事象発生前から存在していたものと考える。

工場の作業員に対し、過去の作業履歴に関して聞き取りした結果は以下のとおり。

- ・当発電所2号機において発生した非常用ディーゼル発電機過給機の不具合に伴う 水平展開として、タービンブレードの取外・取付を実施した。
- ・取外・取付の際に、通常は樹脂製ハンマー及び黄銅棒にて打撃するところ金属製 ハンマーにより打撃を実施したこと、さらに L 側ロータファツリー部の側面を誤って打撃し、変形したものと考える。
- ・金属製ハンマーを使用した理由は、ファツリー部間に堆積した煤等によりファツ

リー部の取外し時の接触抵抗が増大していたこと、レーシングワイヤの反発及び タービンブレードファツリー部の塑性変形により、タービンブレードファツリー 部とロータファツリー部間の取付け時の接触抵抗が増大していたことによるもの と推定した。

この打撃により発生したファツリー部の変形がファツリー部間の当たり状態を変化 させ、タービンブレードファツリー部への応力増加となったと考える。

6-2-3.R側過給機軸固着に関する要因分析に基づく調査まとめ

R側過給機軸固着の起因事象は、タービンブレードの折損(疲労破壊)であると判断したことから、タービンブレードの折損に関する要因調査を実施した。

6-3.要因調査(その3)

タービンブレードの疲労破壊に関する要因について、材料、設計条件、加工不良、組立不良、外的要因の観点で要因分析表に基づき調査を実施した。

(添付資料 - 8 参照)

6-3-1.タービンブレードの疲労破壊に関する要因調査

- (1)材料に関する要因調査
 - a . 化学成分
 - (a)設計要求仕樣逸脱

タービンブレード及びロータシャフトの材料が設計要求仕様を逸脱していると、 強度不足により、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の断面を E P M A ³にて分析し、材料の化学成分を確認したが、いずれも設計要求材質とおりの化学成分であり、異常は確認されなかった。

3 Electron Probe Micro Analyzer :電子線を照射し、発生する特性X線の波長と強度から構成元素を分析する手法

(添付資料 - 9 (1)参照)

b. 硬度分布

(a)設計要求仕樣逸脱

タービンブレード及びロータシャフトの硬度が設計要求仕様を逸脱していると、 強度不足となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の断面の硬 さ測定を実施したが、いずれも硬さは均一な分布であり、異常は確認されなかった。 (添付資料 - 9 (2)参照)

c . 引張強度

(a)設計要求仕樣逸脱

タービンブレード及びロータシャフトの引張強度が設計要求仕様を逸脱していると、強度不足となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部より試験片を取出し、引張試験を実施したが、いずれも設計値を満足しており、異常は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (3) 参照)

d. 初期欠陥

(a) 材料の初期欠陥確認

タービンブレード及びロータシャフトの材料に初期欠陥が存在していると、き 裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、R側過給機のタービンブレードファツリー部、L側過給機のタービンブレードファツリー部及びL側過給機ロータファツリー部で確認されたき裂箇所の破面についてSEM観察を実施した。

SEM観察の結果、き裂箇所に初期欠陥となり得る内部欠陥は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (4)参照)

(2)設計条件に関する要因調査

a . 材料選定

(a) 材料選定に関する調査

必要強度に対する材料の選定間違いがあると、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、メーカにこれまでの使用実績を聞き取りした結果、当該 D / G過給機タービンブレード等の材料は、大型船舶やディーゼル発電機の材料に標準材料として採用されていることが確認されたことから、材料選定に関する問題はなかったと考える。

(添付資料 - 9 (5)参照)

b . 遠心応力

(a) 遠心応力に関する解析調査

設計条件で求めた遠心応力に対して実際の構成部材に作用する遠心応力が過大であると、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、レーシングワイヤ付加荷重の応力解析を実施し、修正グッドマン線 図を用いた評価を行った結果、疲労限度内にあることから遠心応力に関する問題 は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (6)参照)

- c. レーシングワイヤ局部応力
- (a) レーシングワイヤ局部応力に関する解析調査

タービンブレードに対するレーシングワイヤの遠心応力が設計条件と異なると、 タービンブレードへの付加荷重が発生し、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、レーシングワイヤの遠心応力による付加荷重について、修正グッドマン線図を用いた評価を行った結果、レーシングワイヤ作用角度が付いた場合にファツリー部への応力振幅がわずかに疲労限度に近づくものの疲労限度内にあることから、レーシングワイヤ局部応力に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (7)参照)

- d . 起動・停止過程における過大応力
- (a) 起動・停止の過程における過大応力に関する解析調査

起動・停止過程において、発電機出力が中間出力時の低回転域や定格出力到達時に発生するオーバーシュートによる過給機の過回転により設計条件を上回る過大な応力が発生すると、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、タービンブレードとタービンロータアッセンブリモデルによる固有 値解析を実施した。

解析の結果、想定される回転数領域に、共振点は存在しないことが確認されたことから、起動・停止過程における過大応力に関する問題はなかったと考える。

(添付資料 - 9 (8) 参照)

(3)加工不良に関する要因調査

- a.ファツリー形状
- (a)ファツリー形状製作に関する調査

ファツリー形状について、設計値と異なる寸法に製作すると、ファツリー部間 のクリアランスが無くなることで、ファツリー部のくびれ部に作用する応力が過 大となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、ファツリー形状製作時の品質記録、要領書、管理基準に関する調査を実施した。製作当時のファツリー部加工結果(寸法)を示す品質記録は存在していないものの、出荷条件となる判定基準を満足していることから、品質管理上、ファツリー形状製作に関する問題はなかったと考える。

(添付資料-9(9)参照)

- b.ファツリー部加工方法
- (a)ファツリー部加工方法に関する調査

ファツリー部の面粗度が粗くなると、疲労限度が低下し、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、ファツリー部加工方法及び面粗度について確認した。

ファツリー部の加工方法は、当該ファツリー部の加工時から、現在までにいくつか変更があったが、面粗度の設計値に変更はなく、き裂が発生したR側過給機のタービンブレードファツリー部の面粗度の計測結果も設計値を満足しており、ファツリー部加工方法に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (10)参照)

c. レーシングワイヤ線径

(a) レーシングワイヤ線径加工に関する調査

レーシングワイヤの線径が設計値を逸脱すると、ファツリー部くびれ部に作用 する応力が過大となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、レーシングワイヤ線径の計測を実施した結果、レーシングワイヤ線 径が応力解析の結果に対して必要強度を十分有していることから、レーシングワ イヤ線径加工に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (11)参照)

d . レーシングワイヤ孔径及び孔高さ

(a) レーシングワイヤ孔加工に関する調査

レーシングワイヤ孔径及び孔高さが部分的に設計値を逸脱し、隣接するタービンブレード間を貫通しているレーシングワイヤが傾くことで、ファツリー部くびれ部の応力を高め、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、レーシングワイヤ孔の現品計測を実施した。

計測の結果、レーシングワイヤ孔径に、設計値を僅かに超えるものが確認された。また、レーシングワイヤ孔高さについて設計値を逸脱し隣接するタービンブレードとの高低差が大きい箇所があることを確認した。

メーカに聞き取りした結果、レーシングワイヤ孔径の設計値逸脱は、製造時に 全数検査を行っていることから運転中の摩耗が原因であると考えられ、レーシン グワイヤ孔高さの設計値逸脱の原因は、製作時の孔加工不良である可能性が高い ことを確認した。

(添付資料 - 9 (12)参照)

(4)組立不良に関する要因調査

- a.レーシングワイヤ取付
- (a) レーシングワイヤ取付に関する調査

レーシングワイヤ止端部形状や取付状態に不良があると、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、至近の本格点検記録を確認した結果、止端部形状や取付状態に異常がないことから、レーシングワイヤ取付に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (13)参照)

b.ブレード取外・取付作業

(a) ブレード取外・取付作業に関する調査

ブレードの取外・取付作業によって、ファツリー形状の変形や接触面の当たり 状態が変化すると、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、過去の点検記録の確認及び外観目視点検を実施したところ、以下の問題を確認した。

- ・過去の点検時にタービンブレードの取外・取付作業を実施したことを確認
- ・タービンブレード取外・取付時の打撃によるものと考えられる L 側過給機口 ータファツリー部端部に変形を確認

なお、タービンブレード取外・取付作業は、当発電所2号機において発生した 非常用ディーゼル発電機過給機の不具合に伴う水平展開として、当該D/G過給 機のレーシングワイヤ孔の再加工工事の際に実施されていた。

取外し後の再取付実施前には、ファツリー部に付着した煤や腐食生成物の洗浄を実施することから、再取付によってファツリー部間の当たり状態が変わり、タービンブレードき裂発生の起因の可能性があると考える。

また、打撃により発生したロータファツリー部端部の変形がファツリー部間の 当たり状態を変化させ、タービンブレードファツリー部への応力増加となった可 能性があると考える。

(添付資料 - 9 (14)参照)

(5)外的要因に関する要因調査

- a.腐食・汚れ
- (a)腐食・汚れに関する調査

腐食・汚れによる経年変化により、タービンブレードファツリー部とロータファツリー部間のクリアランス減少及び接触面の粗度が増加し、ファツリー部に応力が発生し、き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、外観目視点検による腐食・汚れの確認を実施した結果、以下の問題を確認した。

・タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部に酸化スケール及び 煤と思われる汚れの付着を確認

ファツリー部間のクリアランスへ汚れが入り込むことによりファツリー部間の 当たり状態が変化し、ファツリー部に歪みによる局部応力が発生した可能性があ る。使用継続に伴い、腐食・汚れが増加することで、タービンブレードのき裂発 生を助長した可能性があると考える。

(添付資料 - 9 (15)参照)

b. 運転負荷

(a) 運転負荷状況に関する調査

現在の当該 D / G運転負荷状況については、問題は確認されていないが、過去に運転負荷上昇率の変更等の運用変更があった場合には、過給機への過負荷による過大応力を発生させ、き裂発生の起因となっていた可能性がある。

そのため、過去の運用方法を確認した結果、納入から現時点に至るまで、発電機並列~定格負荷~発電機解列までの運用方法に変更はなく、運転負荷状況に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (16)参照)

c. 運転時間、起動回数

(a)運転時間、起動回数に関する調査

運転時間、起動回数が当該 D / G のみ過度に多い場合には、経年影響により、 き裂発生の起因となる可能性がある。

そのため、プラントの運転開始からの総運転時間、起動回数について確認したが、1号機の他の非常用ディーゼル発電機と比較し、特異性はなく、運転時間、起動回数に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (17)参照)

d.保守・整備

(a)保守・整備の影響に関する調査

ロータシャフト取外・取付時に、ブレードを接触させると、き裂発生の起因と なる可能性がある。

そのため、前回の本格点検記録を調査したが、ブレードを接触させた等の記録 はなく、保守・整備の影響に関する問題は確認されなかった。

(添付資料 - 9 (18)参照)

e . 経時的変化

(a)経時的変化に関する調査

タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の寸法が経時的に変化することで、ファツリー部間のクリアランスにばらつきが生じ、ファツリー部接触部への応力が増大することで、き裂の起因となる可能性がある。

そのため、タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の三次元計 測による寸法測定を実施したところ、以下の問題を確認した。

- ・一部のタービンブレードファツリー部の寸法が設計値を逸脱していることを 確認
- ・一部のロータファツリー部の寸法が設計値を逸脱していることを確認

摩耗による減肉や煤の付着による厚肉等も否定できないものの、経時的変化に よりファツリー部間のクリアランスが変化していた可能性がある。

応力解析の結果、タービンブレードファツリー部は、当該D/G定格運転中は0.2%耐力を加味した弾性限度を逸脱することから、経時的な寸法変化が生じる。一方、ロータファツリー部については、弾性限度を逸脱することがないため、経時的な寸法変化が生じることはない。

タービンブレードファツリー部の経時的な寸法変化が生じ、ファツリー部間の クリアランスにばらつきが発生していることを確認した。このばらつきにより、 ファツリー部接触部への応力が増大し、き裂の一因となったと考える。

(添付資料 - 9 (19)参照)

6-3-2.タービンブレードの疲労破壊に関する要因調査まとめ

タービンブレードの疲労破壊に関する調査の結果、「レーシングワイヤ孔高さの設計値 逸脱」及び「タービンブレードファツリー部寸法の設計値逸脱」が確認された。

確認された事象をもとにタービンブレードの疲労破壊に関する要因の考察を以下に整理する。

(1) レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱に関する考察

レーシングワイヤ孔高さが設計値を逸脱し、隣接するタービンブレードとの高低差が生じると、タービンブレードとレーシングワイヤの作用角度が変位し、タービンブレード背面側の応力が増大する可能性がある。

本事象では、R側過給機、L側過給機ともにタービンブレードファツリー部の背面側を起点とするき裂が発生していることから、レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱は、タービンブレードの疲労破壊の要因であると考える。

(2)タービンブレードファツリー部寸法の設計値逸脱に関する考察

タービンブレードファツリー部の寸法が経時的に変化し、ファツリー部間のクリアランスが減少することで、タービンブレードファツリー部とロータファツリー部が運転中の熱膨張により接触しやすくなり、その結果、ファツリー部接触部への応力を増大させた可能性がある。

タービンブレードファツリー部は、運転に伴う熱応力、排気圧力及び遠心力による 応力を受けることにより、寸法変化(塑性変形)が発生する。

更に、当該D/Gにおいては、過去にタービンブレードの取外・再取付を実施している。既に寸法変化が発生した状態のタービンブレードを再利用したことに伴い、フ

ァツリー部間の当たり状態が大きく変化した可能性があり、ファツリー部への応力集中の主要因となったと考える。

なお、過給機の使用継続に伴うファツリー部の寸法変化による影響は、今回の事象 発生に伴う調査を行うまで、製造メーカの知見がなく、タービンブレードの保守点検 内容、頻度や交換等の検討はなされていなかった。

(3) タービンブレードの疲労破壊に関する考察

「レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱」に加え「タービンブレードファツリー部 寸法の設計値逸脱」が発生した状況を模擬した応力解析を実施した結果、タービンブ レードファツリー部の背面側に掛かる応力が設計値を上回り、疲労限度に達すること を確認した。

なお、「レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱」と「タービンブレードファツリー部 寸法の設計値逸脱」のそれぞれの事象単独による応力解析結果では、疲労限度には到 達しないことを確認した。

以上より、「レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱」及び「タービンブレードファツリー部寸法の設計値逸脱」の重畳により、タービンブレードファツリー部背面側に応力が 集中し、疲労限度を超えたため、同部位を起点として疲労破壊に至ったものと考える。

(添付資料 - 10 参照)

6 - 4 . その他の調査

これまでの調査の他に、本事象に関連する以下の調査を実施した。

6 - 4 - 1 . R 側過給機軸固着に伴う影響調査

R側過給機軸固着に伴い、当該D/Gの排気側・給気側それぞれに、損傷部品の破片が流出した可能性が高いことから、ディーゼル機関の点検を以下のとおり実施し、異常のないことを確認した。

- ・R側の全9気筒の開放とL側の代表2気筒の開放点検を実施し、異常のないことを 確認
- ・R側及びL側の排気管全数に対し内部点検(目視点検)及び伸縮継手の内外面点検 を実施し、異常のないことを確認
- ・R側の空気冷却器の開放点検を実施し、異常のないことを確認したが、R側の空気 冷却器内部に過給機損傷部から発生したと考える金属片の混入を確認

(添付資料 - 11 参照)

6 - 4 - 2 . 保守管理に関する調査

当該D/G過給機の保守管理に関する調査を実施した結果、保全プログラムによる点検

内容(本格点検)が計画的に実施されており、問題ないことを確認した。

(添付資料 - 12 参照)

6-4-3.過去の類似事象に関する調査

非常用ディーゼル発電機過給機のタービンブレード折損に関する過去の類似事象について、原子力安全推進協会の国内外トラブル情報等にて確認したが、本事象と同様の原因による類似事象は確認されなかった。

(添付資料 - 13 参照)

7.推定原因

これまでの調査結果を踏まえ、タービンブレードが折損に至った原因は、以下の2項目が重畳することで、タービンブレードファツリー部の設計応力を超えたことにより発生したと考える。

レーシングワイヤ孔の製造時の加工不良。

塑性変形したタービンブレード取外・再取付による、ファツリー部間の当たり状態の変化。

8. タービンブレード疲労破壊の推定メカニズム

調査結果を踏まえ、タービンブレード疲労破壊のメカニズムを以下のように推定した。 製造時のレーシングワイヤ孔加工の際に、タービンブレード固定治具の操作不良 または穴開けドリル位置ずれにより、レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱が発生。 隣接するレーシングワイヤ孔の高低差により、タービンブレードを貫通している レーシングワイヤが設計と異なる作用角度に変位し、タービンブレード背面側に 応力が増大。

タービンブレードファツリー部に、運転に伴う熱応力、排気圧力及び遠心力による応力を受けることで寸法変化(塑性変形)が蓄積するとともに、運転・停止時のファツリー部の熱膨張・収縮やファツリー部間のクリアランスでの付着物の増加により、ファツリー部間のクリアランスが徐々に減少。

タービンブレード取外し後の手入れに伴うファツリー部の付着物除去により、タービンブレード再取付け後のファツリー部間の当たり状態やクリアランスが部分的に変化。

タービンブレード背面側への応力増大とファツリー部間の当たり状態やクリアランスの変化に伴う応力集中に、運転・停止時の熱膨張・収縮が加わることで、ある時点を境に、ディーゼル機関からの排気脈動を加えた運転時の応力が疲労限度を超え、ファツリー部くびれ部にき裂が発生。

増大した運転時の応力を受け続けることで、き裂が進展し、最終的にタービンブレードがファツリー部より延性破壊し、折損。

(添付資料 - 14 参照)

9. 事象発生の推定メカニズム

9 - 1 . R 側過給機軸固着の推定メカニズム

調査結果を踏まえ、R側過給機軸固着のメカニズムを以下のように推定した。

レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱に伴うタービンブレード背面側への応力増大、運転時の応力に伴う塑性変形が発生したタービンブレード取外・再取付による 応力集中とディーゼル機関運転時の応力により、R側過給機のタービンブレード 1 枚が疲労限度を超え、き裂が発生・進展し、ファツリー部より折損。

折損したタービンブレードは、レーシングワイヤを切断し、外周方向に引き出しながら、6時方向で隣接するタービンブレードとシュラウドリングの間に入り込み、同時にノズルリングとも接触。

接触によりタービンブレードが分割、破断片はタービン排気流に乗って排気管へ移動。 比較的大きい根元部はケーシング内に落下。

タービンブレードは遠心力とともにレーシングワイヤを引き出し、脱落したレーシングワイヤは排気管内へ移動。

タービンブレードが折損したことにより、ロータシャフトはアンバランスとなり振動が増加しラジアル方向の変位増加。

ロータシャフトフランジやタービンブレードファツリー部がシャフトシュラウドと摺動接触。

ロータシャフトのアンバランスによりインデューサとインペラがインサート内面 に接触。

シャフトシュラウドとシールプレートの固定ボルト2本、ナット・ワッシャ3個が 緩み脱落。

ロータシャフトフランジがシャフトシュラウドと摺動接触し、ロータシャフトフランジ結合部に隙間が発生。

シャフトシュラウド下部は、シャフトシュラウド自身の振動またはロータシャフト との接触により破損し、ケーシング内に破損部が脱落。

ロータシャフト屈曲、アンバランス等の要因により軸が振れまわり、回転体とケーシングが強く接触。

キックバック現象によりロータシャフトが3時方向に急負荷し、ベアリングのころと保持器を潰し、完全軸固着。同時にタービン側弾性装置(軸受押さえ回り止め部)が逆回転方向に回転し、軸受押さえ回り止め部の爪を折損させ270°回転。

(添付資料 - 15 参照)

9-2.発電機出力低下に関する推定メカニズム

これまでの全ての調査結果を踏まえ、当該 D / G の発電機出力低下に関するメカニズムは、以下のとおりと推定した。

R側過給機のタービンブレード損傷によりR側過給機の軸固着が発生。

R側過給機軸固着による衝撃により、動弁注油タンク油面低検出器が誤作動し、警

報発生。

R側過給機の軸固着により、R側過給機は機関への送気機能を喪失。

R側過給機の送気機能喪失により過給機の軸シールが失われ、過給機上部への排気 ガスが漏れ、もやの発生と火災報知機盤プレアラーム動作。

過給機のR側とL側は、給気と排気ラインが各々分離しており、L側への送気及び機関の運転は継続されていた。一方、R側は燃焼室への送気がほぼ遮断され、R側シリンダは不完全燃焼から未燃焼状態となった。R側シリンダ内のピストン上下動作は圧縮損失となりL側シリンダへの動作抵抗が増加し、機関回転速度を低下させるように働く。

系統連携した機関の回転速度は変化せず、手動ガバナ操作であったため、ガバナは機関への燃料供給量を変化することなく機関出力は急激に低下。

機関出力が低下傾向状態では、R側シリンダの抵抗を上回る機関出力をL側シリンダで発生させることができず、発電機出力が0MW近傍まで急激に低下。

(添付資料 - 16 参照)

10.対策

当該D/G過給機(R側及びL側)については、タービンブレード及びロータシャフトを新製して復旧するが、以後の非常用ディーゼル発電機過給機の新製及び既設非常用ディーゼル発電機を含めた過給機の保守管理に際して、以下の対策を実施する。

加工不良(新製時)に関する対策

レーシングワイヤ孔加工時の検査にて、レーシングワイヤ孔高さが設計要求値以内であることの確認を作業要領書に定め、実施する。

保守管理に関する対策

ファツリー部の経時的な変化及びタービンブレード取外・再取付に伴うファツリー部の当たり状態の変化を考慮し、不適合等によりタービンブレードの取外が必要となった場合は、タービンブレードを再利用しないこととする。

11. 水平展開

過去の過給機点検において、タービンブレードをロータシャフトから取外し、再度取付けた実績のある過給機を対象として点検を実施する。

点検の内容として、レーシングワイヤ孔高さ測定及びタービンブレードファツリー部のき裂の有無の確認を実施し、本事象と同様な事象が発生する可能性を評価し、必要に応じタービンブレード等の交換を実施する。

以上

添付資料

添付資料 - 1 当該 D / G発電機出力トレンド

添付資料・2 非常用ディーゼル発電機 機関概要図と仕様(発電機、ディーゼル機関、

調速装置、励磁装置)・機関外観写真

添付資料 - 3 過給機 構造図・仕様

添付資料 - 4 要因分析表(発電機出力低下)

添付資料 - 5 発電機出力低下に関する要因分析に基づく要因調査結果

添付資料 - 6 要因分析表(R側過給機軸固着)

添付資料 - 7 R側過給機軸固着に関する要因分析に基づく要因調査結果

添付資料 - 8 要因分析表 (タービンブレードの疲労破壊)

添付資料 - 9 タービンブレードの疲労破壊に関する要因分析に基づく要因調査結果

添付資料 - 10 タービンブレードの疲労破壊に関する考察

添付資料 - 1 1 過給機軸固着に伴う影響調査結果

添付資料 - 12 保守管理に関する調査結果

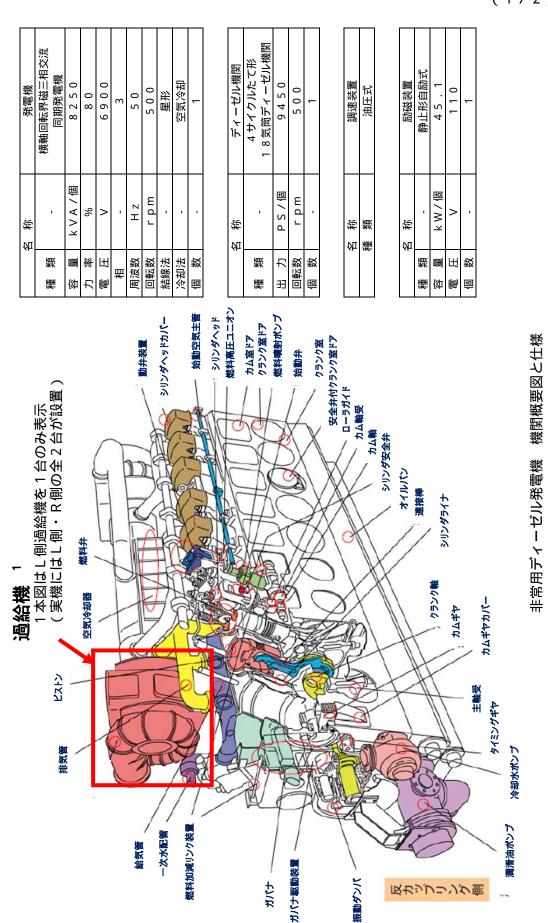
添付資料 - 13 過去の類似事象に関する調査結果

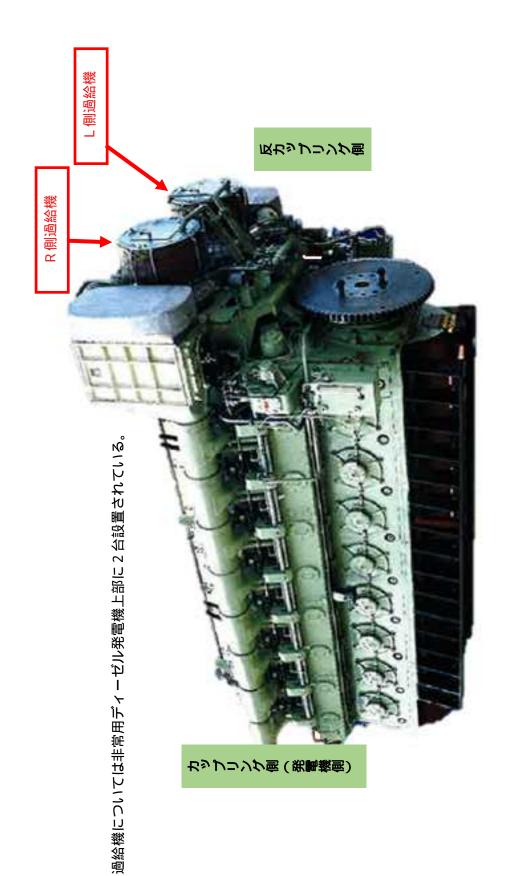
添付資料 - 14 タービンブレード疲労破壊の推定メカニズム

添付資料 - 15 R側過給機軸固着のメカニズム

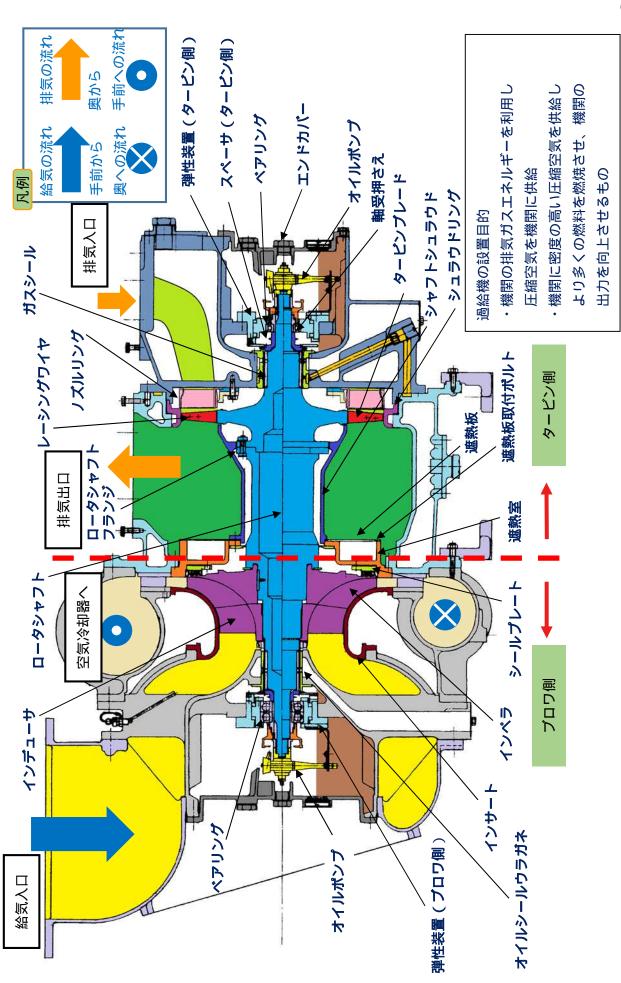
添付資料 - 16 発電機出力低下に関する推定メカニズム

当該D/G発電機出力トレンド





非常用ディーゼル発電機 機関外観写真



過給機 仕様

通流機 江傣	称	- 排気タービン式	k g / c m² 2 . 0 (最大連続回転時)	17000 rpm (最大連続回転数)	-	約 1×1×2 m (高さ×幅×奥行き)	k g
	名	種類	压力	回転数	個数	寸法	

要因分析表(発電機出力低下)

確認事象	故障モード		要因	懸念事項	点檢內容	点検結果	判定	備
音	調滑油系統與常	褶動師異常	【要因 1 】 指動部抵抗大	・ピストン、ライナー抵抗大 ・クランク軸、軸受の抵抗大 ・音車・の異物混入 ・ローラガイドの抵抗大 ・給俳気弁の抵抗大	・クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検) 【9月4日】 ・カムケースカバー開放による内部点検(目視点検)【9月4日】 ・シリンダヘッドカバー開放による内部点検(目視点検) 【9月4日】 ・潤滑油分析【9月18日】、【9月27日】 ・カーニングによる動作練認 【9月6日】	・クランクケースカバー開放による内部点検 【異常なし】 ・カムケースカバー開放による内部点検 【異常なし】 ・シリンダヘッドカバー開放による内部点検 【異常なし】 ・週得油分析 「銀得油性共異常なし】 ・ターニングによる動作確認 【異常なし】	×	添付資((1)
泰出力低下		回転部異常	【要因 2 】 回転部抵抗大		・クランクケースカバー開放による内部点検 (目視点検) 【9月4日】 ・カムケースカバー開放による内部点検 (目視点検) 【9月4日】 ・シリングヘッドカバー開放による内部点検 (目視点検) 【9月4日】 【9月4日】 【網流分析【9月18日】、【9月27日】 ・クーニングによる動作確認 【9月6日】	・クランクケースカバー開放による内部点検【異常なし】 ・カムケースカバー開放による内部点検【異常なし】 ・シリング・ッドカバー開放による内部点検【異常なし】 ・選得油分析【選得油性状異常なし】 ・ターニングによる動作確認【異常なし】	×	添付資 (2)
		Y	【要因3】 燃料噴射ポンプの異常	・プランジャのスティック ・吐出弁のスティック ・燃料検射ラックのスティック	・燃料噴射ラックの動作確認(各気筒)【9月5日】	・燃料噴射ラックの動作確認【異常なし】	×	添付資
	然旋檢閱系統異常	特定シリンダの 著火異常	【要因4】 過給機の異常	・ 軸受の異常 ・ 回転体の異常	- 過給機エンドカバー開放による内部点検 (目視点検) 【プロワ側:9月4日、5日】 - 過給機エンドカバー開放による内部点検 (目視点検) 【タービン側:9月7日] - 過給検ロータのンドターニング【9月6日】 - 週清油分析【プロワ側:9月18日】【ターピン側:9月27日】 - 週清油内で確認された金属物の成分分析【9月14日】	・過給機エンドカバー(ブロワ側)開放による内部点検 【異常なし】 ・過給機エンドカバー(グロワ側)開放による内部点検にてR側 適給機の時子間えに回り止め部の欠損を確認 ・過給機ローテのハンドクーニング 【R側過給機動国養確認】【L側過給機異常なし】 ・潤清油分析【ブロワ側、ターピン側・潤清油性状異常なし】 ・潤清油内の金無粉はベアリング構成部品材料であることを確認。	0	添付資 (4)
	給排気系統異常	特定シリンダの 圧力異常	【要因 5 】 圧縮圧力低下	・ピストンリング気密不良	・クランクケースカバー関放による内部点検(目視点検) 【9月4日】	・クランクケースカバー開放による内部点検【異常なし】	×	添付資 (5)
			【要因6】 設定質異常	ロードリミット、スピードドループ製設定により、ガバナ制御が正常に 行われない。	 ガバナ設定値 (ロードリミット値、スピードドルーブ値) の確認【8月30日(写真記録9月19日)】 	・ 定例試験時にロードリミット値及びスピードドルーブ値に異常が 無いことを確認している。 ・ 当該D/Gの手動停止までは、ガバナの動作状況に異常は確認されてない。	×	茶付3 (6)
	制御系統異常	ガバナ異常	【要因 7 】 ガバナ動作異常	・ガバナ作動油に異物があった場合、異物瘤み込みにより、ガバナ制御が 正常に行われない。 ・ガバナ内部に異常があった場合、ガバナ制御が正常に行われない。	・動作確認 【9月28日】 ・作動油内の異物確認 【9月28日】	・当該D/Gの手動停止までは、ガバナの動作状況に異常は確認されてない。 ・ガバナの異常で出力が降下した際は、450rpm以下にて「ガバナ設定観異常」警報が発生する。 ・中央制御業機作スイッチによるインテング機作。速統機作にて動作確認を実施したが、何れも追従性に異常は確認されなかった。 ガバナ作動油について ・ガバナ作動油について ・ガイナ作動油について ・ガイナを別本サンエにて渡したが、ガバナ動作を阻害するような異物は確認されなかった。	×	添付3 (7)
	冷却水系統異常	制御系異常	【要因8】 温度調整弁の異常	・温度調整弁のエレメント不良により、冷却水の温度制御が正常に行われない。	・温度調整弁の分解点検【10月22日】	・ 進度調整弁の分解点後【異常なし】 ・ 定例影響記録より当該D/G停止までは正常に冷却水温度が温度 制御されており、異常は確認されていない。 ・ 当該D/G停止後に温度上昇が確認されたが、当該D/G停止後 は冷却水の循環運転が行われないことによるものであり問題ない。	×	添付} (8)
		機械系異常	【要因9】 冷却水ポンプの異常	・ポンプ放降により、冷却水の循環が正常に行われない。	・冷却水ポンプ動作確認【9月6日】	- 冷却水ボンブの動作確認【異常なし】 ・定例映影記録より当該D/G停止までは正常に冷却水が供給されており、異常は確認されていない。 ・当該D/G停止後に温度上昇が確認されたが、当該D/G停止後 は冷却水の循環運転が行われないことによるものであり問題ない。	×	添付3
			【要因10】 計器単品異常	・中央制御室電力計の異常	・計器点検 [9月6日]	・計器点検 [異常なし]	×	添付} (1
	発電檢系統異常	監視系異常	【要因 1 1 】 P T・C T 異常 ヒューズ溶断	・中央制御室電力計、過波現象記録装置へ信号を出力する回路上での異常	・PT・CTの目視点検 [9月5日] ・ヒューズの溶筋確認 [9月5日]	・PT・CTの目視点検 [異常なし] ・ヒューズの溶断確認 [異常なし]	×	添付資 (1)
			【要因12】 受電遮断器の開放	・受電速断器の意図しない開放	・過渡現象記録装置のトレンド (受電速断器動作) 確認 【9月7日】 ・受電速断器単体動作確認 【9月7日】 ・発電検出力低下事象について運転員への間き取り実施 【9月25日】	- 過差現象記録装置のトレンド (受電遮断器動作) 確認 [異常なし] - 受電遮断器単体動作確認 [異常なし] - 受電遮断の解列操作を運転員にて実施を確認 [異常なし]	×	添付資(1:2
		· 発電機主回路異常	【要因13】 主回路での地絡、短格	・主回路上の地絡 ・主回路上の組絡 ・主回路を監視している警報要素に係わる継電器異常	 ・発電機の拖縁抵抗測定 [9月5日] ・発電機の卷線抵抗測定 [9月5日] ・警報要素に係る報電器点検 [9月5日、6日] 	- 発電機の絶縁抵抗測定 [異常なし] ・発電機の滲線抵抗測定 [異常なし] ・警報要素に係る維電器点検 [異常なし]	×	添付)
			【要因 1 4 】 AVR異常	・AVR異常による発電機の制御不良	·AVR点検 [9月13日~10月1日]	・AVR点検【異常なし】	×	添付) (1
			【要因15】 界磁回路での地絡、短格	・界底回路上の地格 ・界底回路上の短格	·界磁回路の絶縁抵抗測定【9月6日】 ·界磁回路の巻線抵抗測定【9月6日】	・界磁回路の絶縁抵抗測定 [異常なし] ・界磁回路の巻線抵抗測定 [異常なし]	×	添付3
		系統異常	【要因16】 系統動格	・系統動揺による発電機出力低下	・過渡現象記録装置のトレンド (系統電圧) 確認【9月7日】 ・過渡現象記録装置のトレンド (系統周波数) 確認【9月7日】	・過渡現象記録装置のトレンド (系統電圧) 確認 [異常なし] ・過渡現象記録装置のトレンド (系統周波数) 確認 [異常なし]	×	添付資 (1 6
				・カップリング嵌合部の緩み	・カップリング嵌合部目視点検【9月6日】	・カップリング嵌合部目視点検【異常なし】	×	
				・軸のセンターリング不良	・ターニングによる動作確認【9月6日】	・ターニングによる動作確認【異常なし】	×	
			[mus. al	・発電機の基礎ボルト級み	・発電機基礎ポルト目視点検【9月6日】	・発電機基礎ボルト目視点検【異常なし】	×	35/19
		発電機異常	【要因17】 発電機の異常振動	・軸受部の異常 (摩託・損傷)	· 調滑油分析 (調滑油系統異常で実施) · 軸受部上蓋開放確認 【9月18日~9月28日】	・軸受部上蓋開放確認 [異常なし]	×	添付3 (17
				・発電機エアギャップの異常による回転子と固定子の接触 ・歯車と速度検出器の接触 ・プラシホルダーとコレクタリングの接触	 ・発電機の危機抵抗測定 [9月5日] ・発電機の溶験抵抗測定 [9月5日] ・昇磁回路の溶機抵抗測定 [9月6日] ・界磁回路の溶機抵抗測定 [9月6日] ・速度検出器目収点検 [9月6日] ・ブラシホルダー、コレクターリング目視点検 [9月6日] 	・発電機の絶縁抵抗測定【異常なし】 ・発電機の巻線抵抗測定【異常なし】 ・界部回路の巻線抵抗測定【異常なし】 ・界段回路の巻線抵抗測定【異常なし】 ・適度検出器目視点後【異常なし】 ・ブラシホルダー、コレクターリング目視点後【異常なし】	×	

○:要因の可能性あり、×:要因の可能性はないと考えられる

【要因1】摺動部抵抗大

潤滑油系統に異常を生じ、摺動部の抵抗が大きくなると、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、ピストン、ライナーの動きを阻害する異物や著しい摺動傷の無いこと
- ・カムケースカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、ローラガイドの動きを阻害する異物や著しい摺動傷の無いこと
- ・シリンダヘッドカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、給 排気弁の動きを阻害する異物や摺動傷の無いこと
- ・潤滑油分析を実施し、潤滑油の性状に異常の無いこと
- ・ターニングによる動作確認を実施し、ピストン、ライナー、クランク軸、軸受、歯車、ローラガイド、給排気弁がスムーズに作動すること

(2)点検結果

・内部点検(目視点検)

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ピストン、ライナー	異常なし	2018/9/4	別紙 - 1
2	ローラガイド	異常なし	2018/9/4	別紙 - 2
3	給排気弁	異常なし	2018/9/4	別紙 - 3

・潤滑油分析

	点検対象	結果	点検日 1	備考
4	クランク室	異常なし	2018/9/18,27	別紙 - 4
5	機関付動弁注油タンク	異常なし	2018/9/18,27	別紙 - 4

1 分析結果受領日

・ターニングによる動作確認

	点検対象	結果	点検日	備考
6	ピストン、ライナー	異常なし	2018/9/6	-
7	クランク軸、軸受	異常なし	2018/9/6	-
8	歯車	異常なし	2018/9/6	-
9	ローラガイド	異常なし	2018/9/6	-
1 0	給排気弁	異常なし	2018/9/6	-

【要因2】回転部抵抗大

潤滑油系統に異常を生じ、回転部の抵抗が大きくなると、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、クランク軸の動きを阻害する異物や著しい摺動傷の無いこと
- ・カムケースカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、カム軸 受の動きを阻害する異物や著しい摺動傷の無いこと
- ・シリンダヘッドカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、揺 腕軸の動きを阻害する異物や著しい摺動傷の無いこと
- ・潤滑油分析を実施し、潤滑油の性状に異常の無いこと
- ・ターニングによる動作確認を実施し、クランク軸、軸受、主軸受、カム軸受、揺腕 軸がスムーズに作動すること

(2)点検結果

・内部点検(目視点検)

	点検対象	結果	点検日	備考
1	クランク軸	異常なし	2018/9/4	別紙 - 1
2	カム軸受	異常なし	2018/9/4	別紙 - 2
3	揺腕軸	異常なし	2018/9/4	別紙 - 3

・潤滑油分析

	点検対象	結果	点検日 ²	備考
4	クランク室	異常なし	2018/9/18,27	別紙 - 4
5	機関付動弁注油タンク	異常なし	2018/9/18,27	別紙 - 4

2 分析結果受領日

・ターニングによる動作確認

	点検対象	結果	点検日	備考
6	クランク軸、軸受	異常なし	2018/9/6	-
7	主軸受	異常なし	2018/9/6	-
8	カム軸受	異常なし	2018/9/6	-
9	揺腕軸	異常なし	2018/9/6	-

【要因3】燃料噴射ポンプの異常

燃料噴射ポンプに異常がある場合、燃焼機関系統に異常を生じ、発電機出力低下の要 因となる可能性がある。

(1)点検内容及び判定基準

・燃料噴射ラックの動作確認(全18気筒)を実施し、引っ掛かり等の抵抗が無いこと

(2)点検結果

・動作確認

	点検対象	結果	点検日	備考
1	燃料噴射ラック	異常なし	2018/9/5	別紙 - 5

【要因4】過給機の異常

過給機に異常がある場合、燃焼機関系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる 可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・過給機エンドカバー(ブロア側、タービン側)開放による内部点検(目視点検)を 実施し、軸受及び回転体の動きを阻害する異物や著しい摺動傷の無いこと
- ・過給機ロータのハンドターニングを実施し、ロータがスムーズに作動すること
- ・潤滑油分析を実施し、潤滑油の性状に異常がないこと

(2)点検結果

・内部点検(目視点検)

	点検対象	結果	点検日	備考
1	R側過給機(ブロワ側)	異常なし	2018/9/4	別紙 - 6
2	L 側過給機(ブロワ側)	異常なし	2018/9/5	別紙 - 6
3	R側過給機(タービン側)	異常あり ³	2018/9/7	別紙 - 6
4	L 側過給機(タービン側)	異常なし	2018/9/7	別紙 - 6

³軸受押さえ回り止め部の欠損を確認

・ハンドターニング

	点検対象	結果	点検日	備考
5	R側過給機ロータ	異常あり4	2018/9/6	-
6	L側過給機ロータ	異常なし	2018/9/6	-

⁴ R 側過給機ロータのハンドターニングにて軸固着を確認

・潤滑油分析

	点検対象	結果	点検日 6	備考
7	R側過給機(ブロワ側)	異常なし 5	2018/9/18	別紙 - 4
8	L側過給機(ブロワ側)	異常なし	2018/9/18	別紙 - 4
9	R側過給機(タービン側)	異常なし 5	2018/9/27	別紙 - 4
1 0	L 側過給機(タービン側)	異常なし	2018/9/27	別紙 - 4

5 金属粉を確認 (測定日:2018/9/14)

6 分析結果受領日

・成分分析

	点検対象	結果	点検日	備考
11	潤滑油内で確認された 金属粉の成分分析	異常なし ⁷	2018/9/14	-

7 潤滑油内に残留していた金属粉の成分分析を実施した結果、タービン側にて 亜鉛(Zn)成分と銅(Cu)成分、ブロワ側にて鉄(Fe)及びクロム(Cr)を 含む成分が多く検出

確認された金属粉に関する発生源調査を実施した結果、いずれもベアリング の構成部材であることを確認

【要因5】圧縮圧力低下

圧縮圧力の低下がある場合、給排気系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる 可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・クランクケースカバー開放による内部点検(目視点検:全18気筒)を実施し、ピストン、ライナーに排ガスの漏れ跡が無いこと

(2)点検結果

・内部点検(目視点検)

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ピストン、ライナー	異常なし	2018/9/4	別紙 - 1

【要因6】設定值異常

ガバナの設定値に異常がある場合、制御系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・ガバナ設定値 (ロードリミット値、スピードドループ値) の確認を実施し、前回点 検時の設定値となっていること

【前回点検時の設定値】

ロードリミット値:

スピードドループ値:

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ガバナ設定値	異常なし	2018/8/30	別紙-7

【要因7】ガバナ動作異常

ガバナの動作に異常がある場合、制御系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・中央制御室の調整スイッチによるインチング操作、連続操作にてガバナ動作確認 を実施し、追従性に異常の無いこと
- ・ガバナ作動油を メッシュにて濾し、ガバナ動作を阻害する異物が無いこと

(2) 点検結果

• 動作確認

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ガバナ	異常なし	2018/9/28	

• 作動油内異物確認

	点検対象	結果	点検日	備考
2	ガバナ作動油	異常なし	2018/9/28	別紙-7

【要因8】温度調整弁の異常

定例試験記録より、当該D/G停止までは正常に冷却水が温度制御されており、異常は確認されていないことに加え、冷却水の制御系異常が発電機出力低下の要因となる可能性は低いが、念のため温度調整弁の分解点検を実施する。

(1) 点検内容及び判定基準

・温度調整弁の分解点検を実施し、エレメントが設定温度範囲にて作動すること、及び必要リフト量が確保されていること

(2)点検結果

・分解点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	温度調整弁	異常なし	2018/10/22	-

【要因9】冷却水ポンプの異常

定例試験記録より、当該 D / G停止までは正常に冷却水が供給されており、異常は確認されていないことに加え、冷却水の機械系異常が発電機出力低下の要因となる可能性は低いが、念のため冷却水ポンプの動作確認(機関ターニングと同時動作確認)を実施する。

(1) 点検内容及び判定基準

・ターニングによる機関動作確認を実施し、冷却水ポンプが機関ターニングと同時に 作動すること及び異音の無いこと

(2)点検結果

・ターニングによる動作確認

	点検対象	結果	点検日	備考
1	冷却水ポンプ	異常なし	2018/9/6	-

【要因10】計器単品異常

中央制御室に設置している電力計に異常がある場合、誤った発電機出力を示す可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・中央制御室に設置している電力計について、電圧及び電流を模擬入力した際の電力 指示値の誤差率が、管理値以内であること

(2)点検結果

・計器点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ディーゼル発電機 1B 電力	異常なし	2018/9/6	-

【要因11】PT・CT異常、ヒューズ溶断

中央制御室に設置している電力計、過渡現象記録装置へ信号を出力する回路上で異常がある場合、誤った発電機出力を示す可能性がある。

(1)点検内容及び判定基準

- ・計器用変圧器(PT) 計器用変流器(CT)の目視点検を実施し、変色が無いこと
- ・ヒューズの確認を実施し、溶断の無いこと

(2)点検結果

・目視点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	PT·CT	異常なし	2018/9/5	-
2	ヒューズ	異常なし	2018/9/5	-

【要因12】受電遮断器の開放

受電遮断器の意図しない開放がある場合、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・運転員への聞き取り及び過渡現象記録装置のトレンドを確認し、受電遮断器の意図しない開放が無いこと
- ・受電遮断器の手動及び電動動作確認を実施し、受電遮断器動作に異常の無いこと

(2)点検結果

・過渡現象記録装置のトレンド確認

	点検対象	結果	点検日	備考
1	D / G 1 B 遮断器	異常なし	2018/9/7	-

· 受電遮断器単体動作確認

	点検対象	結果	点検日	備考
3	M/C 1D 3B	思労かり	2019/0/7	
	[非常用ディーゼル発電機 1 B]	異常なし	2018/9/7	-

・運転員への聞き取り確認

	点検対象	結果	点検日	備考
3	運転員への聞き取り	異常なし	2018/9/25	-

【要因13】主回路での地絡、短絡

主回路上に地絡、短絡が発生した場合、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1)点検内容及び判定基準

[絶縁抵抗測定・巻線抵抗測定]

・地絡、短絡が発生していないことを確認するため、発電機の絶縁抵抗測定、巻線抵 抗測定を実施し、絶縁抵抗値は管理値以上、巻線抵抗値は管理値以内であること

[継電器点検]

継電器	警報表示	確認方法
D/G(B)過電流継電器	発電機過電流 継電器動作	発電機電流を模擬入力し、動作値が管理値以 内であることを確認 また、警報が発生することを確認
D/G(B)過電圧継電器	発電機過電圧	発電機電圧を模擬入力し、動作値が管理値以 内であることを確認 また、警報が発生することを確認
D/G(B)電圧平衡継電器	計器用PT	計器用PT2個の二次側の電圧差を模擬入力し、動作値及び動作時間が管理値以内であることを確認また、警報が発生することを確認
D / G (B) 地絡過電圧継電器	発電機地絡	発電機中性点電圧を模擬入力し、動作値が管理値以内であることを確認 また、警報が発生することを確認
D/G(B)逆電力継電器	発電機逆電力 継電器動作	発電機電圧・電流を模擬入力し、電流を変化させた時の、その動作値が管理値以内であること、電流の位相を変化させた時の、その動作値が管理値以内であることを確認また、警報が発生することを確認
D / G (B) 電圧継電器	-	発電機電圧を模擬入力し、動作値及び動作時 間が管理値以内であることを確認
D / G (B) 比率差動継電器	発電機比率差 動継電器動作	発電機内部故障電流を模擬入力し、動作値及 び動作時間が管理値以内であることを確認 また、警報が発生することを確認

(2)点検結果

・絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定

	点検対象	結果	点検日	備考
1	発電機絶縁抵抗	異常なし	2018/9/5	-
2	発電機巻線抵抗	異常なし	2018/9/5	-

・継電器点検

	点検対象	警報表示	結果	点検日	備考
3	D/G(B)過電流継電器	発電機過電流 継電器動作	異常なし	2018/9/5,6	-
4	D / G (B) 過電圧継電器	発電機過電圧	異常なし	2018/9/5,6	-
5	D / G (B) 電圧平衡継電器	計器用PT ヒューズ断	異常なし	2018/9/5,6	-
6	D / G(B)地絡過電圧継電器	発電機地絡	異常なし	2018/9/5,6	-
7	D / G (B) 逆電力継電器	発電機逆電力 継電器動作	異常なし	2018/9/5,6	-
8	D/G(B)電圧継電器	-	異常なし	2018/9/5,6	-
9	D / G (B) 比率差動継電器	発電機比率差 動継電器動作	異常なし	2018/9/5,6	-

【要因14】AVR異常

AVRに異常がある場合、発電機の制御不良により、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1)点検内容及び判定基準

・発電機の出力電圧を模擬入力し変化させ、検出電流及び界磁制御の出力電圧が所定 の特性範囲内であること

(2)点検結果

・AVR点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	自動電圧調整器(AVR)	異常なし	2018/9/13	-
	日勤电圧調差額(AVN)		~ 10/1	

【要因15】界磁回路での地絡、短絡

界磁回路上に地絡、短絡が発生した場合、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1)点検内容及び判定基準

・地絡、短絡が発生していないことを確認するため、界磁回路の絶縁抵抗測定、巻線 抵抗測定を実施し、絶縁抵抗値は管理値以上、巻線抵抗値は管理値以内であること

(2)点検結果

・絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定

	点検対象	結果	点検日	備考
1	界磁回路絶縁抵抗	異常なし	2018/9/6	-
2	界磁回路巻線抵抗	異常なし	2018/9/6	-

【要因16】系統動揺

系統動揺が発生している場合、発電機系統に異常を生じ、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・過渡現象記録装置のトレンドを確認し、系統電圧、系統周波数に系統動揺が無いこと

(2)点検結果

・過渡現象記録装置のトレンド確認

	点検対象	結果	点検日	備考
1	系統電圧	異常なし	2018/9/7	-
2	系統周波数	異常なし	2018/9/7	1

【要因17】発電機の異常振動

発電機に異常振動がある場合、回転部の機械的な異常により、発電機出力低下の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・カップリング嵌合部の目視点検を実施し、緩みの無いこと
- ・発電機基礎ボルトの目視点検を実施し、緩みの無いこと
- ・速度検出器の目視点検を実施し、歯車と速度検出器の接触が無いこと
- ・ブラシホルダー、コレクターリングの目視点検を実施し、ブラシホルダーとコレク ターリングの接触が無いこと
- ・ターニングによる動作確認を実施し、異音、異常振動の無いこと
- ・軸受部上蓋開放確認を実施し、軸受部に運転上支障となる摩耗・損傷の無いこと
- ・発電機工アギャップの異常による回転子と固定子の接触が無いことを確認するため、 発電機及び界磁回路の絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定を実施し、絶縁抵抗値は管理値 以上、巻線抵抗値は管理値以内であること

(2)点検結果

・目視点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	カップリング嵌合部	異常なし	2018/9/6	別紙 - 8
2	発電機基礎ボルト	異常なし	2018/9/6	別紙 - 9
3	速度検出器	異常なし	2018/9/6	別紙 - 10
4	ブラシホルダー	用労む	2040/0/0	Dil 61 1 1
	コレクターリング	異常なし	2018/9/6	別紙 - 11

・ターニングによる動作確認

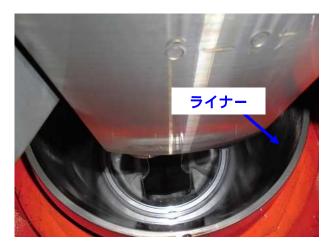
	点検対象	結果	点検日	備考
5	非常用ディーゼル発電機 1 B	異常なし	2018/9/6	-

・軸受部上蓋開放確認

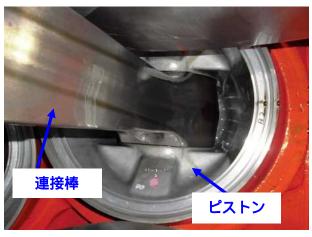
	点検対象	結果	点検日	備考
6	 非常用ディーゼル発電機 1 B	異常なし	2018/9/18 ~ 9/28	別紙 - 12

・絶縁抵抗測定、巻線抵抗測定

	点検対象	結果	点検日	備考
7	発電機絶縁抵抗	異常なし	2018/9/5	-
8	発電機巻線抵抗	異常なし	2018/9/5	-
9	界磁回路絶縁抵抗	異常なし	2018/9/6	-
1 0	界磁回路巻線抵抗	異常なし	2018/9/6	-



No.1クランクケース



No.2クランクケース



No.3クランクケース



No.4クランクケース



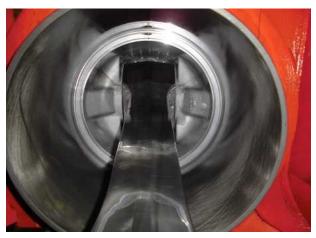
No.5クランクケース



No.6クランクケース



No.7クランクケース



No.8クランクケース



No.9クランクケース



No.10クランクケース



No.11クランクケース



No.12クランクケース



No.13クランクケース



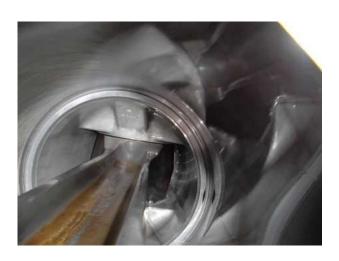
No.14クランクケース



No.15クランクケース



No.16クランクケース



No.17クランクケース



No.18クランクケース



No.1カムケース

Νο.2カムケース



No.3カムケース



No.4カムケース



Νο.5カムケース



Νο.6カムケース



No.7カムケース



No.8カムケース



Νο.9カムケース



No.10カムケース



No.11カムケース



No.12カムケース



No.13カムケース



No.14カムケース



No.15カムケース



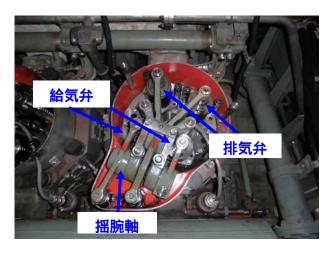
No.16カムケース



No.17カムケース



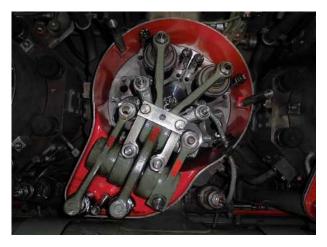
No.18カムケース



No.1シリンダヘッド



No.2シリンダヘッド



No.3シリンダヘッド



No.4シリンダヘッド



No.5シリンダヘッド



No.6シリンダヘッド



No.7シリンダヘッド



No.8シリンダヘッド



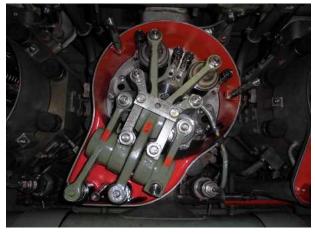
No.9シリンダヘッド



No.10シリンダヘッド



No.11シリンダヘッド



No.12シリンダヘッド



No.13シリンダヘッド



No.14シリンダヘッド



No.15シリンダヘッド



No.16シリンダヘッド



No.17シリンダヘッド



No.18シリンダヘッド

潤滑油分析 点検結果

1. 分析対象サンプル

①1号機 D/G(B)系 ②1号機 D/G(B)系 機関(B)潤滑油

機関付動弁注油タンク(B)潤滑油

③1号機 D/G(B)系 R側過給機(ブロワ側)潤滑油

D/G (B) 系 L側過給機(ブロワ側)潤滑油 ④1号機

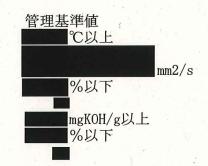
R側過給機(タービン側)潤滑油 ⑤1号機 D/G(B)系

D/G(B)系 L側過給機(タービン側)潤滑油 ⑥ 1 号機

2. 試料採取日

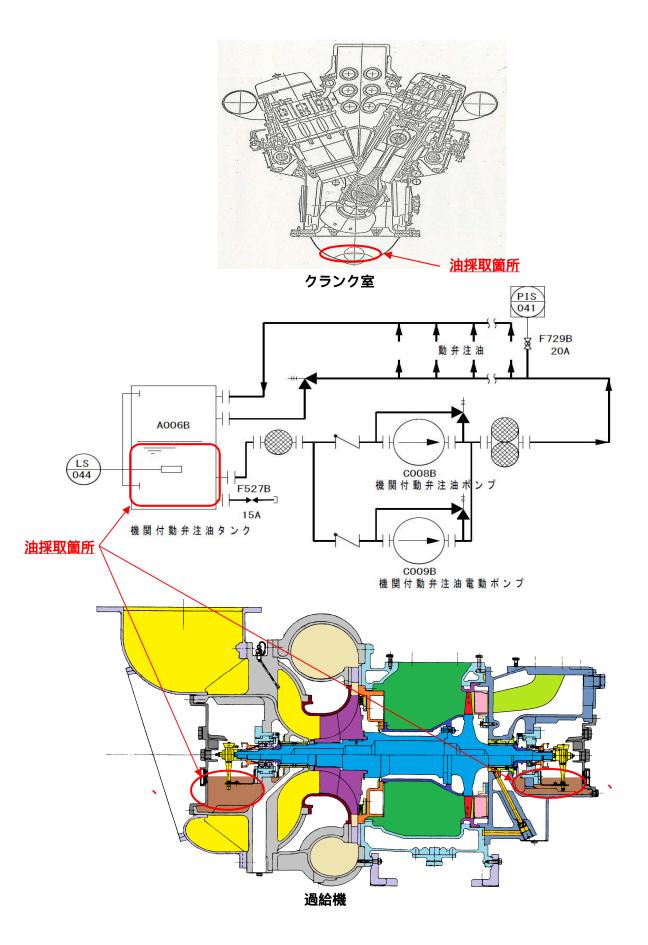
·2018年9月4日、5日、7日

- 3. 試験項目
 - ·引火点
 - 動粘度
 - · 水分 (蒸留法)
 - ・微粒きょう雑物(質量法)
 - · 塩基価 (過塩素酸法)
 - ペンタン不溶分
 - ・トルエン不溶分



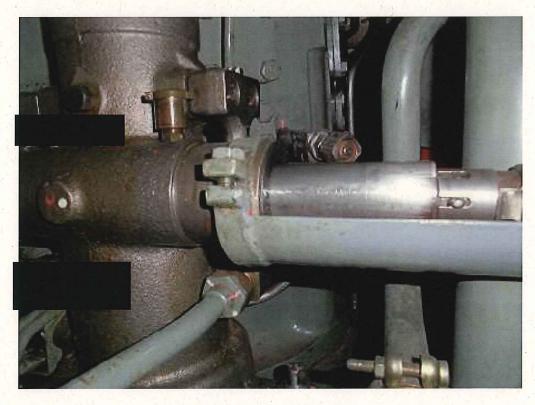
4. 分析結果(結果受領日:9月18日、27日)

・全て異常なし (継続使用可能であることを確認)

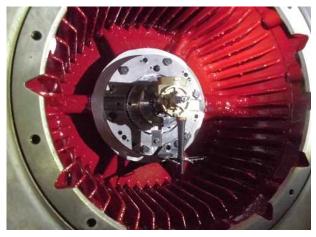


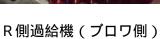


燃料噴射ラック(減方向)



燃料噴射ラック(増方向)





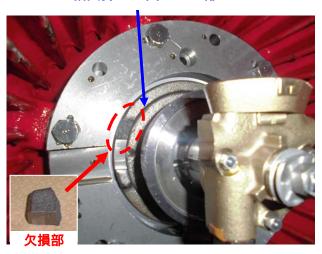


L側過給機(ブロワ側)



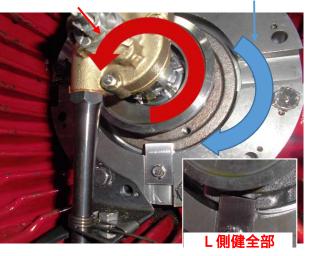
L側過給機(タービン側)

軸受押さえ回り止め部



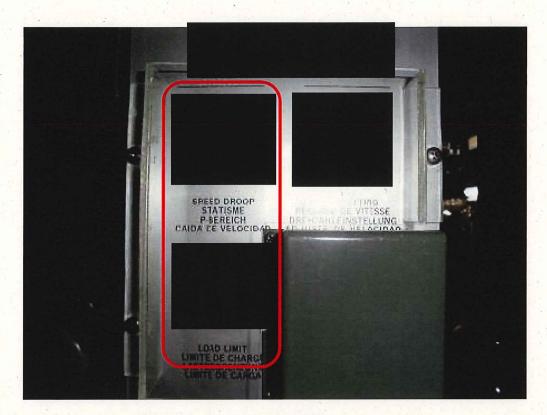
R側過給機(タービン側)

270度反時 計周りに回転



ロータ回転方向

R側過給機(タービン側)



ガバナ設定値



ガバナ作動油を濾したメッシュ (※1インチ間による目数が 個のメッシュにガバナ作動油を濾した写真)



カップリング全体外観



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大

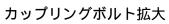


カップリングボルト拡大



カップリングボルト拡大







カップリングボルト拡大



メタルポスト基礎ボルト①



メタルポストベースボルト①



メタルポスト基礎ボルト②



メタルポストベースボルト②



発電機本体基礎ボルト①



発電機本体基礎ボルト②



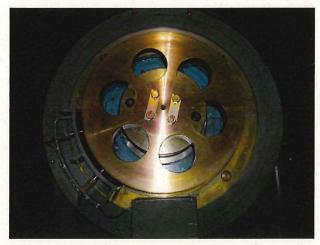




発電機本体基礎ボルト



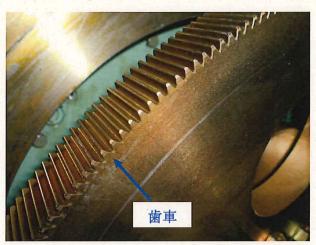
発電機全体外観



速度検出器歯車外観



速度検出器歯車 一部拡大①



速度検出器歯車 一部拡大②

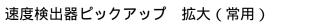


速度検出器歯車 一部拡大③



速度検出器ピックアップ外観

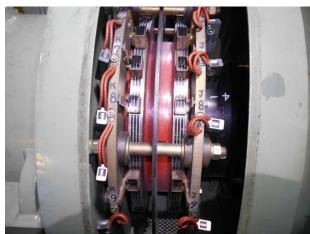






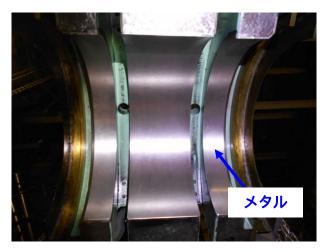
速度検出器ピックアップ 拡大(予備)



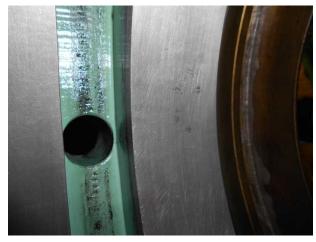


ブラシホルダー

ブラシホルダー



反機関側上半メタル(全体)



反機関側上半メタル(拡大)



反機関側上半メタル(拡大)



反機関側上半メタル(拡大)



反機関側シャフト



反機関側シャフト

要因分析表(R側過給機軸固着)

確認事象	故障モード		要因	懸念事項	点検内容	点検結果	判定	備考
過給機 タのハンドターニング	回転体の異常	ターピンプレードと シュラウドとの接触	【要因1】 ターピンブレード異常	・タービンプレードの異常によるタービンプレード折損	・メーカ工場にて詳細点検 ・R側過給機のタービンブレード折損破面のSEM観察	・R側過給機のタービンプレード1枚のファツリー部が折損及び 4枚の変曲、プレード先端部に接触痕を確認 ・R側過給機のタービンプレード酸面に夜労破壊を示す縞模様 (ストライエーション模様)を確認	0	添付資料
【R側軸固着確認】			【要因 2 】 レーシングワイヤ異常	・レーシングワイヤ破断若しくはタービンブレードの折損によりレーシングワイヤが破断・これに伴いシュラウドリングと接触	・メーカ工場にて詳細点検 ・レーシングワイヤ破断面のSEM観察	・レーシングワイヤ脱落及び止端部の破断、破断破面に延性による破断を示すディンプル模様を確認	×	添付資料(2)
			【要因3】 ノズルリングの異常	・ノズルリングの異常による損傷で損傷部品がタービンプレードに飛び込み アンバランス発生	・メーカ工場にて詳細点検	・R側過給機ノズルリングに接触痕を確認	×	添付資料
		タービンブレードと ノズルリングとの接触	【要因4】 異物飛び込みによる ノズル損傷	・異物飛び込みによりターピンプレード及びノズルリングが損傷	・メーカ工場にて詳細点検	・タービンブレード及びノズルリングに異物飛び込みの痕跡は確 認されなかった	×	添付資料(4)
			【要因 5 】 インペラ、インデューサ の異常	・インペラ、インデューサに異常による損傷によりアンパランス発生	・メーカ工場にて詳細点検	・インデューサに接触痕を確認 ・インペラに接触痕を確認	×	添付資料(5)
		インペラとケース との接触	【要因 6 】 異物飛び込みによる インペラ及びインデュー サ損傷	・異物飛び込みによりインペラ及びインデューサが損傷	・メーカ工場にて詳細点検	・インペラ、インデューサ外観に異物衝突痕は確認されなかった ・インペラ背面に接触痕を確認 ・インペラの空気取入れ側(過給機吸込み配管)からの異物飛び 込みなし	×	添付資料 (6)
		シール部品とロータ軸	【要因7】 ロータ軸偏芯	・ロータ軸の曲がりにより接触	・過給機エンドカバー開放によるハンドターニング ・メーカ工場にて詳細点検	・ロータシャフトのハンドターニングにてR側過給機の軸固着を確認 ・ロータシャフトフランジ部の0時~6時方向に最大0.5mm 程度の隙間を確認	×	添付資料 (7)
		との接触	【要因8】 シール部品の脱落	・固定ボルト等の回り止めボルトの緩み	・メーカ工場にて詳細点検	・シャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト (本本中 2本) 及びナット・ワッシャ (国中 3 個) の脱落を確認・R側過給機のシャフトシュラウドの破損を確認	×	添付資料 (8)
			【要因9】 ベアリング摩耗	・ベアリング摺動部の異常摩耗	・ベアリングメーカにてベアリングの詳細点検	・タービン側のころ軸受の内輪軌道面の約1/3周に、ころの ビッチ間隔で変形 (圧痕) を確認 ・タービン側 ペアリング保持器ポケット柱面の約1/3周に破 断、摩耗、変色を確認 ・タービン側 ペアリングころ転動面に摩耗、変形を確認 ・プロワ側の玉軸受の内輪軌道面の約1/3周に剥離を確認	×	添付資料 (9)
	軸受の異常	ベアリングの異常	【要因10】 潤滑油不良	・潤滑油給油時の銘柄間違いによる軸受損傷	・点検記録にて「銘柄」を確認	・潤滑油銘柄に相違がないことを確認	×	添付資料 (10)
			【要因11】 潤滑油の劣化、油量不足	・潤滑油性状の劣化、オイルポンプ故障による注油量不足により軸受損傷	・潤滑油分析 ・メーカ工場にて詳細点検	・潤滑油性状に異常がないことを確認 ・オイルポンプに異常がないことを確認	×	添付資料 (11)
			【要因12】 潤滑油への異物混入	・潤滑油への異物混入によるベアリング損傷	・潤滑油分析 ・潤滑油内で確認された金属粉の成分分析	・潤滑油性状に異常がないことを確認 ・潤滑油内の金属粉はベアリング構成部材であることを確認。	×	添付資 (12)
		構成部品の緩み、異常	【要因13】 部品の脱落	・座金折り曲げ忘れによる、固定ボルト等の緩み	・メーカ工場にて詳細点検	・シャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト (本 本中2本) 及びナット・ワッシャ (4 個中3個) の脱落を確認	×	添付資(13

〇:要因の可能性あり、×:要因の可能性はないと考えられる

【要因1】 タービンブレード異常

タービンブレードに変形等の異常がある場合、回転体と静止部との接触や軸偏芯等が 生じることによる軸受等の損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・目視点検を実施し、タービンブレードに損傷がないこと

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のタービン	異常あり*1	2018/10/17	別紙-1
	ブレード			
2	L側過給機のタービン	異常あり**2	2018/10/15	別紙-1
	ブレード			

※1R側過給機

- ・R側過給機のタービンブレード1枚(No. 1)において、タービンブレードファ ツリー部背面側の第一くびれ部の谷部より折損を確認
- ・折損部 (No. 1のタービンブレード) から反時計方向にタービンブレード4枚の 先端部変曲を確認
- ・1時~5時方向のタービンブレード先端部に接触痕を確認

※2L側過給機

・全てのタービンブレードの先端部に接触痕を確認

全てのタービンブレードの先端部に接触痕を確認したことから、追加で以下検査を 実施。

• 浸透探傷検査

L側過給機のタービンブレード 1 枚 (No. 25) において、タービンブレードファツリー部背面側の第二くびれ部の谷部にき裂を確認

• 磁粉探傷検査

き裂が確認されたタービンブレード (No. 25) を受け止めるロータファツリー 部の第一くびれ部の谷部に、指示模様を確認

ロータファツリー部片側の側面部に打痕と見られる変形を確認

· SEM観察

折損が確認されたR側過給機のタービンブレードの破面をSEM観察した結果、疲

労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)を確認 き裂が確認されたL側過給機のタービンブレードのき裂箇所を強制切断し、SEM 観察した結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)を確認 き裂が確認されたL側過給機のロータファツリー部のき裂箇所を強制切断し、SE M観察した結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)を確認

【要因2】レーシングワイヤ異常

レーシングワイヤに異常がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる 可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・目視点検を実施し、レーシングワイヤに損傷がないこと

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のレーシン グワイヤ	異常あり※3、※4	2018/10/16	別紙-2
2	L 側過給機のレーシン グワイヤ	異常なし	2018/10/15	

※3R側過給機の外周側レーシングワイヤの脱落と止端部の破断

※4R側過給機の内周側レーシングワイヤ 本のうち1本の脱落

R側過給機のレーシングワイヤに異常を確認したことから、追加で以下検査を実施。

· S E M観察

破断したレーシングワイヤの破面をSEM観察し、レーシングワイヤの破断原因が疲労 破壊か、タービンブレード折損に伴う破断かの確認を実施した。

SEM観察の結果から、延性による破断を示すディンプル模様が確認され、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)は確認されなかった。

【要因3】ノズルリングの異常

ノズルリングに異常がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・目視点検を実施し、ノズルリングに損傷がないこと

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のノズルリング	異常あり※5、※6	2018/10/16	別紙-3
2	L側過給機のノズルリング	異常なし	2018/10/15	_

※5R側過給機のノズルリング9時~2時方向に接触痕(小さい傷)を確認

※6R側過給機のノズルリング4時~7時方向に接触痕(大きい傷)を確認

【要因4】異物飛び込みによるノズル損傷

異物飛び込みによりタービンブレード及びノズルリングに損傷がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・目視点検を実施し、タービンブレード及びノズルリングに異物飛び込みの痕跡がな いこと

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のノズルリング	異常なし**7	2018/10/16	別紙-3
2	L側過給機のノズルリング	異常なし	2018/10/15	_

タービンブレード目視点検については、【要因1】タービンブレード異常にて実施

※7衝突痕は確認されなかったが、タービンブレードが折損後にノズルリングとの隙間に 入り込んだことによる接触痕が確認された。

【要因5】インペラ、インデューサの異常

インペラ、インデューサに異常がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・目視点検を実施し、インペラ、インデューサに損傷がないこと

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のインペラ、インデュー サ	異常あり ^{※8、※9}	2018/10/16	別紙-4
2	L側過給機のインペラ、インデュー サ	異常なし	2018/10/15	

^{※8}R側過給機のインデューサの6時~11時方向の先端部に接触痕を確認

^{※9}R側過給機のインペラの6時~11時方向の先端部に接触痕を確認

【要因6】異物飛び込みによるインペラ及びインデューサ損傷

異物飛び込みによりインペラ及びインデューサに損傷がある場合、回転体に損傷を生じ、 過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・インペラ、インデューサの目視点検を実施し、異物衝突痕がないこと
- ・インペラの空気取入れ側(過給機吸込み配管)の目視点検を実施し、異物衝突痕が ないこと

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のインペラ、インデューサ	異常なし**10	2018/10/16	別紙-5
2	L側過給機のインペラ、インデューサ	異常なし	2018/10/15	_
3	R側過給機の吸込み配管	異常なし	2018/10/17	_
4	L側過給機の吸込み配管	異常なし	2018/10/15	_

^{※10}衝突痕は確認されなかったが、R側過給機のインペラ背面に接触痕を確認

【要因7】ロータ軸偏芯

ロータ軸の曲がりにより接触がある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・ロータシャフトのハンドターニングを実施し、軸固着のないこと
- ・ロータシャフトの軸振れ計測を実施し、計測値に異常のないこと

(2) 点検結果

・ロータシャフトのハンドターニング

	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機のロータシャフト	異常あり※11	2018/10/16	-
2	L側過給機のロータシャフト	異常なし	2018/10/15	_

※11R側過給機の軸固着を確認

・ロータシャフト軸振れ計測

	点検項目	結果	点検日	備考
3	R側過給機のロータシャフト	異常あり※12	2018/10/25	別紙-6
4	L側過給機のロータシャフト	異常なし	2018/10/26	_

※12R側過給機のロータシャフトフランジの 0 時~6 時方向に最大 0.5 mm程度の隙間を確認

【要因8】シール部品の脱落

固定ボルト等の緩みがある場合、回転体に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・目視点検を実施し、固定ボルト等の回り止めボルトの緩みがないこと

(2) 点検結果

·目視点検

1	点検項目	結果	点検日	備考
1	R側過給機の各部品の固定ボルト締め 付け状態	異常あり ^{※13}	2018/10/16	別紙一7
2	L側過給機の各部品の固定ボルト締め 付け状態	異常なし	2018/10/15	

※13R側過給機のシャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト(■本中2本)及びナット・ワッシャ(■個中3個)の脱落を確認

R側各部品の固定ボルト締め付け状態を確認していたところ、シャフトシュラウドの 破損を確認

【要因9】ベアリング摩耗

ベアリング摺動部に異常摩耗がある場合、軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・ベアリング分解による詳細調査を実施し、ベアリングに異常摩耗がないこと

(2) 点検結果

・ベアリング分解による詳細調査

	点検項目	結果	点検日	備考
1	ベアリング	異常あり ^{※14、※15}	2018/10/25 ~11/19	別紙-8

※14過給機タービン側ころ軸受

- ・内輪軌道面の約1/3周に、ころのピッチ間隔で変形(圧痕)を確認
- ・保持器ポケット柱面の約1/3周に破断、摩耗、変色を確認
- ・ころ転動面に摩耗、変形を確認

※15過給機ブロワ側玉軸受

・内輪軌道面の約1/3周に剥離を確認

【要因10】潤滑油不良

潤滑油給油時の銘柄間違いがある場合、軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる 可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

・潤滑油の銘柄を確認し、相違がないこと

(2) 点検結果

	点検項目	結果	点検日	備考
1	工事報告書により補給潤滑油の銘柄確認	異常なし※16	2018/9/19	- -

※16工事報告書にて

が補給されていることを確認。

【要因11】潤滑油の劣化、油量不足

潤滑油性状の劣化、オイルポンプ故障による軸受部への注油量不足がある場合、軸受に 損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・潤滑油分析を実施し、潤滑油の性状に異常がないこと
- ・オイルポンプの目視点検を実施し、異常がないこと

(2) 点検結果

• 潤滑油分析

	点検項目	結果	点検日 ^{※17}	備考
1	R側過給機の潤滑油分析	異常なし	ブロワ側 2018/9/18 タービン側 2018/9/27	別紙- 9
2	L側過給機の潤滑油分析	異常なし	ブロワ側 2018/9/18 タービン側 2018/9/27	別紙- 9

※17分析結果受領日

・オイルポンプ目視点検

	点検項目	結果	点検日	備考
3	R側過給機のオイルポンプ分解	異常なし	2018/10/17	別紙-9
4	L側過給機のオイルポンプ分解	異常なし	2018/10/15	別紙-9

【要因12】潤滑油への異物混入

潤滑油への異物混入がある場合、ベアリングに損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

- ・潤滑油分析を実施し、潤滑油の性状に異常がないこと
- ・潤滑油内で確認された金属粉の成分分析を実施し、潤滑油への異物が混入していないこと

(2) 点検結果

• 潤滑油分析

	点検項目	結果	点検日 ^{※18}	備考	
1	R側過給機の潤滑油分析	異常なし	ブロワ側	別紙- 9	
			2018/9/18		
			タービン側		
			2018/9/27		
2	L側過給機の潤滑油分析	異常なし	ブロワ側	別紙-9	
			2018/9/18		
			タービン側		
			2018/9/27		

※18分析結果受領日

• 成分分析

	点検対象	結果	点検日※20	備考
3	潤滑油内で確認された金属粉の成 分分析	異常なし ^{※19}	2018/9/27	別紙-9

※19潤滑油内に残留していた金属粉の成分分析を実施した結果、タービン側にて亜鉛 (Zn)成分と銅(Cu)成分、ブロワ側にて鉄(Fe)及びクロム(Cr)を含む成分が 多く検出された。確認された金属粉に関する発生源調査を実施した結果、いずれも ベアリングの構成部材であることが確認された。

※20分析結果受領日

【要因13】部品の脱落

固定ボルト等の緩み、脱落がある場合、軸受に損傷を生じ、過給機軸固着の要因となる 可能性がある。

(1) 点検内容及び判定基準

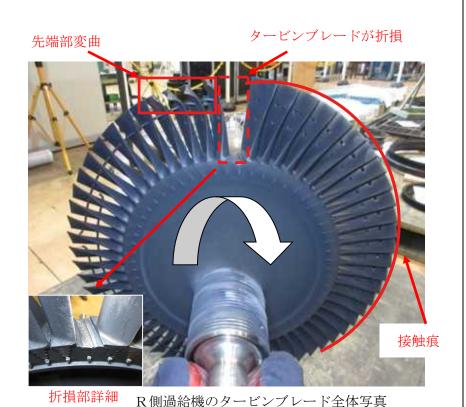
・固定ボルト等の目視点検を実施し、緩みがないこと

(2) 点検結果

·目視点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	R側過給機の固定ボルト等 (工場での詳細点検)	異常あり**21	2018/10/17	別紙一10
2	L側過給機の固定ボルト等 (工場での詳細点検)	異常なし	2018/10/15	

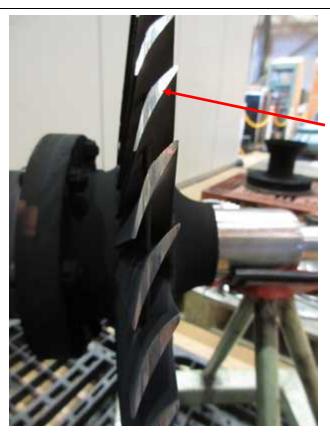
※21R側過給機のシャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト (■本中2本)、 ナット・ワッシャ (■個中3個) の脱落を確認。



R側過給機のタービンブレード1 枚(No. 1)において、タービンブレードファツリー部背面側の 第一くびれ部の谷部より折損を確認

折損部 (No. 1のタービンブレード) から反時計方向にタービンブレード 4枚の先端部変曲を確認

1時~5時方向のタービンブレー ド先端部に接触痕を確認



接触痕

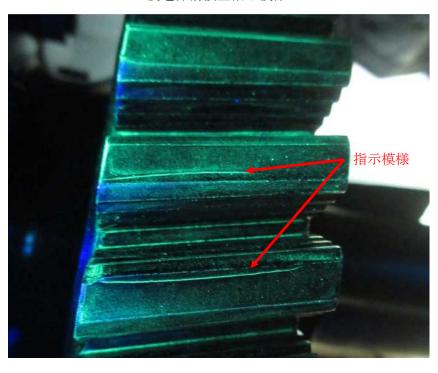
L側過給機の全てのタービンブレードの先端部に接触痕を確認

L側過給機のタービンブレード



L側過給機のタービンブレード 浸透探傷検査指示模様

タービンブレード1枚(No. 25)において、タービンブレードファツリー部背面側の第二くびれ部の谷部にき裂を確認



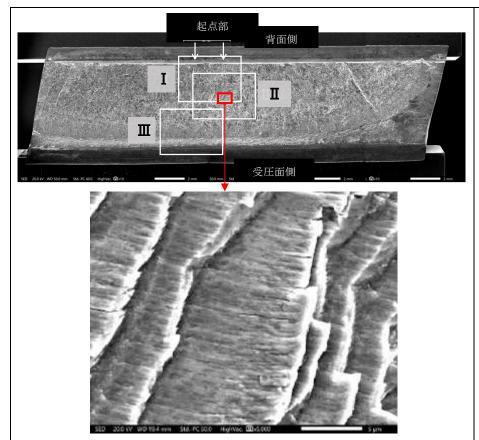
L側過給機のロータシャフトファツリー部 (磁粉探傷検査)



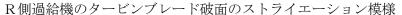
L側過給機のタービンブレードNo. 25受圧面

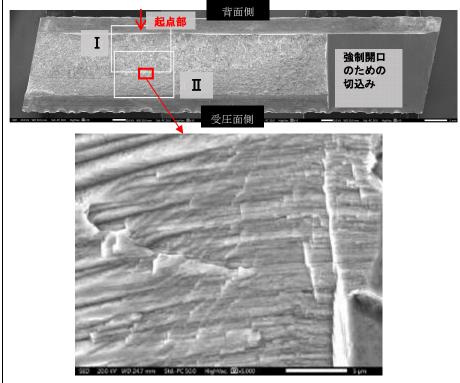
き裂が確認されたタービンブレード(No. 25)を受け止めるロータファツリー部の谷部に、指示模様(磁粉探傷検査)を確認

ロータファツリー部片側の側面部 に打痕と見られる変形を確認



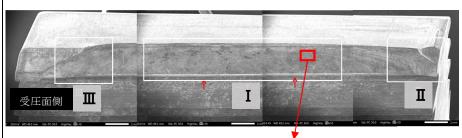
折損が確認されたR側過給機のタービンブレードの破面をSEM観察した結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)を確認





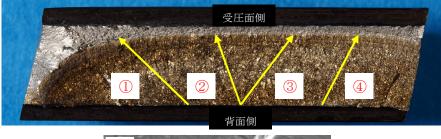
L側過給機のタービンブレード破面のストライエーション模様

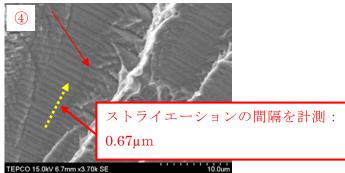
き裂が確認されたL側過給機のタービンブレードのき裂箇所を強制 切断し、SEM観察した結果、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)を確認



L側過給機のロータファツリー部

No. 25 受圧面破面のストライエーション模様



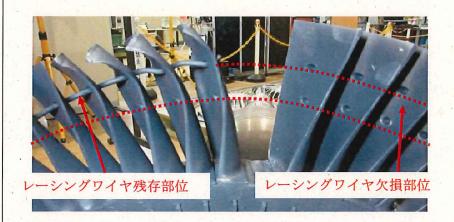


R側過給機のタービンブレード No. 1 破面のストライエーション模様

	1	2	3	4
き裂長さ (mm)	8. 2	6. 7	7. 7	6. 7
ストライエーション間隔 (μm)	0.70	0.81	0.87	0. 67
サイクル数	11000	8200	8800	10000

L側過給機のロータファツリー部 No. 25 受圧面部のき裂箇所を強制 切断し、SEM観察した結果、疲 労破壊を示す縞模様(ストライエ ーション模様)を確認

R側過給機のタービンブレード No. 1の 破面観察にて、応力サイクル数 「約 10,000 サイクル」の ストライエーションを確認

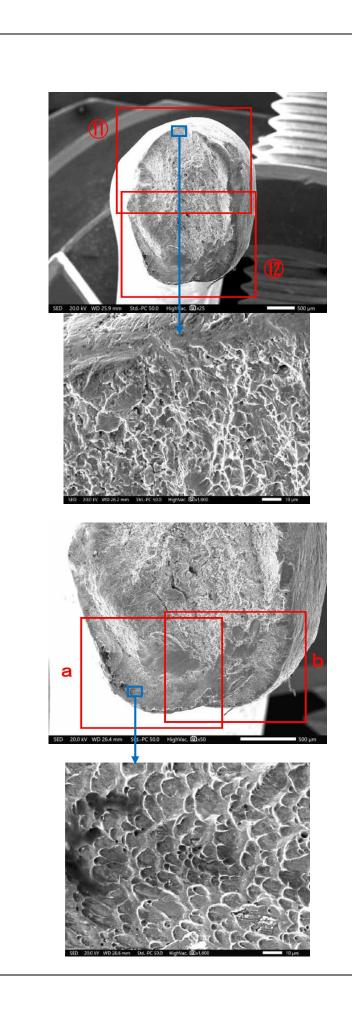


R側過給機の外周側レーシングワイヤの脱落と止端部の破断を確認

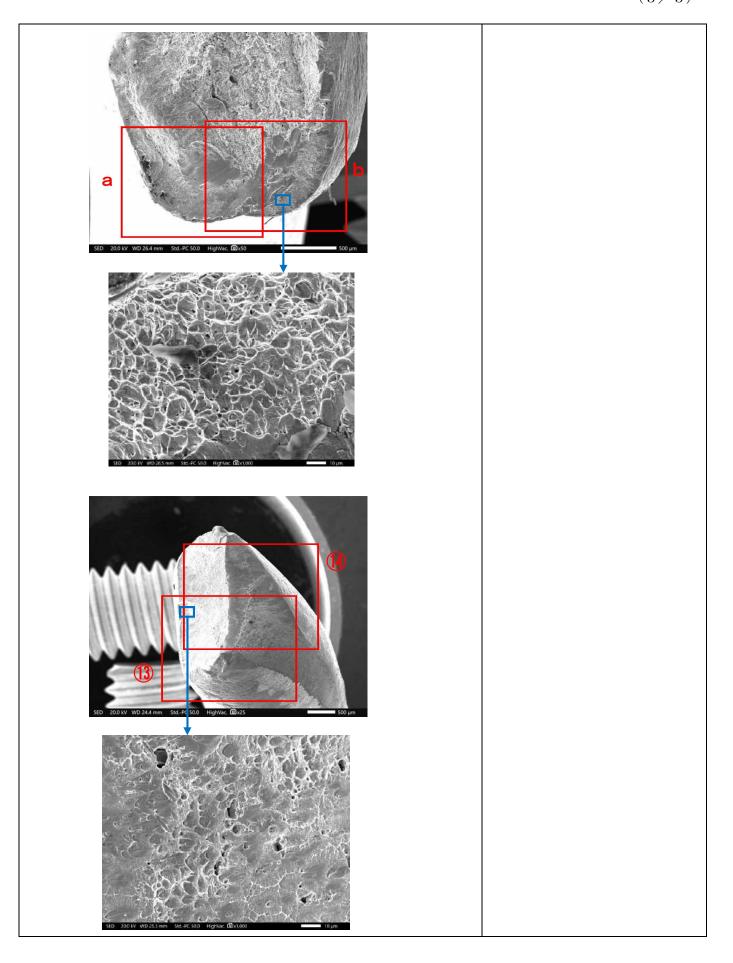


R側過給機の内周側レーシングワイヤ 本のうち1本の脱落を確認

外周側レーシングワイヤ 赤色点線部が脱落、緑色部分は残存部位



折損したレーシングワイヤの破面 をSEM観察した結果、延性による破断を示すディンプル模様が確認され、疲労破壊を示す縞模様(ストライエーション模様)のないことを確認



ノズルリング

9時~2時方向の小さな接触痕

排気出口側



R側過給機のノズルリング9時~ 2時方向に小さな接触痕を確認、 4時~7時方向に大きな接触痕を 確認

4時~7時方向の大きな接触痕

排気入口側



接触痕なし

異物飛び込みの痕跡のないことを 確認

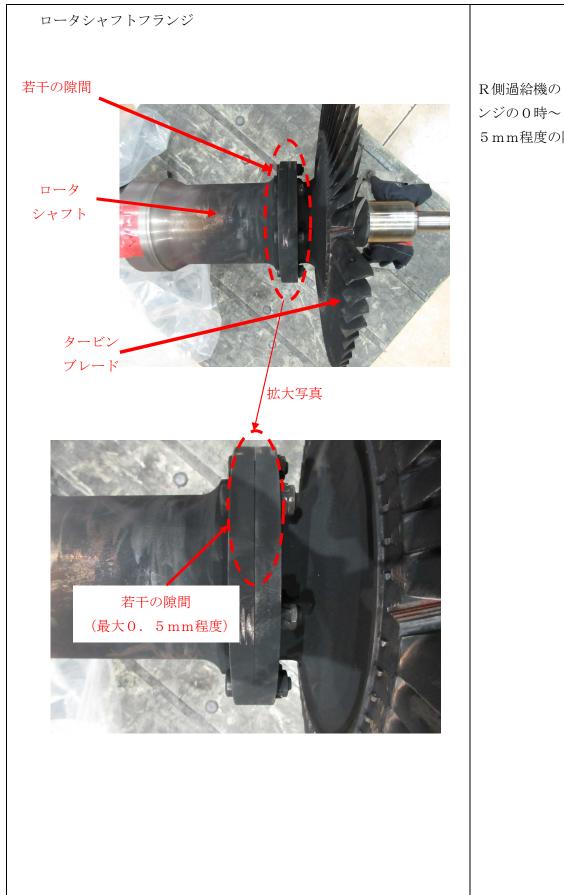
タービンブレードが折損後にノズ ルリングとの隙間に入り込んだこ とによる接触痕を確認



インペラ



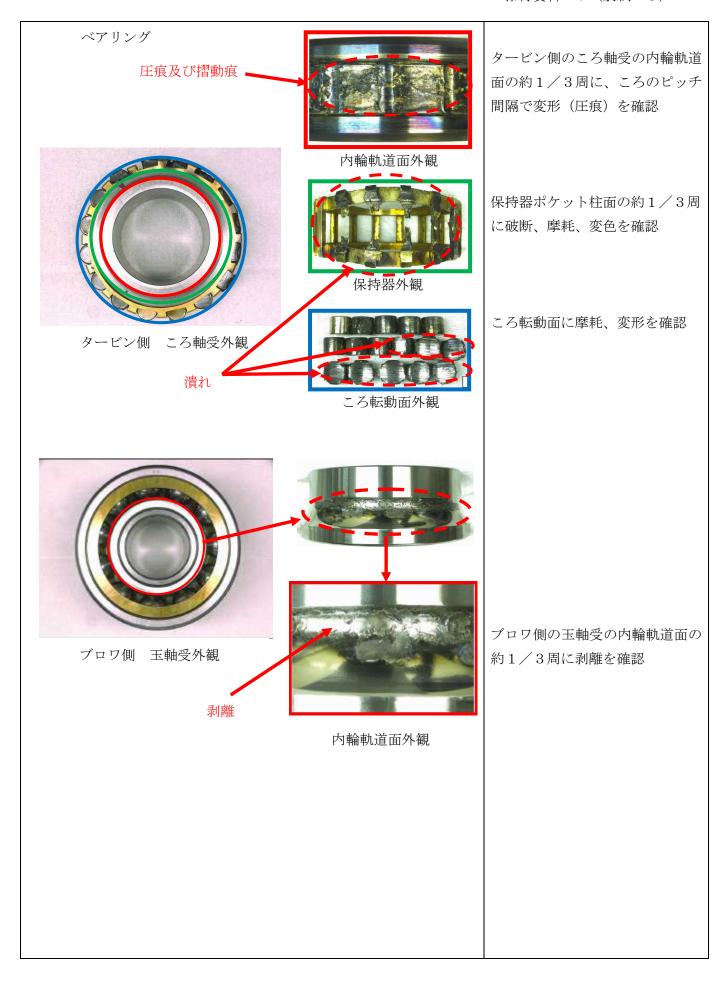
R側過給機のインペラ背面に接触 痕を確認



R側過給機のロータシャフトフランジの0時~6時方向に最大0.5mm程度の隙間を確認

シールプレート シールプレート ナット脱落 ボルト・ナット脱落 ボルト・ナット脱落 シャフトシュラウド シャフトシュラウド破損箇所

R側過給機のシャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト(■本中2本)及びナット・ワッシャ(■個中3個)が脱落し、シャフトシュラウドの破損を確認



潤滑油分析 点検結果

1. 分析対象サンプル

- ①1号機 D/G(B)系 機関(B)潤滑油
- ②1号機 D/G(B)系 機関付動弁注油タンク(B)潤滑油
- ③1号機 D/G(B)系 R側過給機(ブロワ側)潤滑油
- ④1号機 D/G(B)系 L側過給機(ブロワ側)潤滑油
- ⑤1号機 D/G(B)系 R側過給機 (タービン側) 潤滑油
- ⑥1号機 D/G(B)系 L側過給機(タービン側)潤滑油

2. 試料採取日

•2018年9月4日、5日、7日

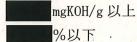
3. 試験項目

・引火点

·動粘度

- · 水分(蒸留法)
- ・微粒きょう雑物 (質量法)
- 塩基価 (過塩素酸法)
- ペンタン不溶分
- ・トルエン不溶分





- 4. 分析結果(結果受領日: 9月18日、27日)
 - ・全て異常なし(継続使用可能であることを確認)

潤滑油分析の結果、全て継続使用 可能であることを確認

金属粉 成分分析結果

1. 分析対象サンプル

a. 1 号機 D/G (B) 系 過給機 (R) 金属粉 タービン

b. 1 号機 D/G (B) 系 過給機 (R) 金属粉 ブロワ

金属粉はベアリングの構成部材で あることを確認

2. 測定日

・2018年9月27日

3. 分析方法

・SEM観察によるEDS

4. 分析結果(定量結果)

a. 1 号機 D/G(B)系 過給機(R)金属粉 タービン

Cu: 54. 7% Zn: 30. 5%

O: 2. 5%

(Cは、バックグラウンドとして検出されているため記載せず)

b. 1号機 D/G (B) 系 過給機 (R) 金属粉 ブロワ

Fe:89.7%

Cr:1.5%

(Cは、バックグラウンドとして検出されているため記載せず)

5. 定量結果から想定される設備・機器

a. ベアリング保持器

b. 不明(成分から該当する設備なし)

オイルポンプ分解



R側(タービン側)



R側(ブロワ側)



L側(タービン側)

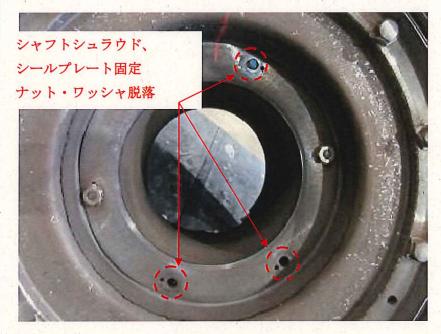


L側(ブロワ側)

分解点検にて異常のないことを確 認



シャフトシュラウド、シールプレート固定ボルト(本中2本)、ナット・ワッシャ(個中3個)の脱落を確認



要因分析表 (タービンブレードの疲労破壊)

故障モード 備考 確認事象 要因 懸念事項 点検内容 点検結果 判定 R 側過給機のNo. 33タービンブレード及びL側過給機のNo. 2 - 24間ファツリー部の断面をE PMA※にて分析、確認する。 ・EPMA分析によりタービンブレードファツリー部とロータファ ツリー部は、いずれも設計要求材質とおりの化学成分であり、異常 は確認されなかった。 添付資料-9 (1) 材料が設計要求仕様逸脱による強度不足により、き製発生の起因となる。 ※Electron Probe Micro Analyzer:電 無診を照射し、発生する特性X線の波長と強度から構成元素を分析する でかる。 タービンプレードの 疲労破壊 【要因2】 硬度分布 ・R 側過給機のN o . 33タービンプレードファツリー部及びL 側過給機N o . 23-24間ロータファツリー部の断面の硬さを測定する。 添付資料-9 (2) 硬さはタービンプレードファツリー部、ロータファツリー部のいずれも硬さは均一な分布であり、異常は確認されなかった。 硬度が設計要求仕様逸脱による強度不足により、き裂発生の起因となる。 材料に関する要因 R側過給機のNo.34、35、36ターピンブレードファツリー部及びL側過給機のNo.26-27間ロータファツリー部より試験片を 取出し、引張試験を行う。 【要因3】 引張強度 ・引張強さはタービンプレードファツリー部、ロータファツリー部のいずれも設計値を満足しており、異常は確認されなかった。 引張強度が設計要求仕様逸脱による強度不足により、き裂発生の起因となる。 ・R側過給機のタービンブレードファツリー部、L側過給機のタービンブレードファツリー部、CKL側過給機ロータファツリー部で確認された ・製膳所の破面についてSEM観察を実施する。 【要因4】 初期欠陥 添付資料-9 (4) ・材料の初期欠陥により、き裂発生の起因となる。 ・大型船舶やディーゼル発電機の過給機タービンブレード等の材料 に標準材料として採用されており、これまでの使用実績において間 圏がないことを聞き取りにて確認した。 添付資料-9 (5) 【要因 5】 材料選定 タービンプレード及びロータシャフトの材料の使用実績を確認する。 ・必要強度に対する材料の選定間違いにより、き裂発生の起因となる。 ・レーシングワイヤ付加荷重の応力解析を実施する。・修正グッドマン線図を用いた評価を実施し、応力解析結果が設計値 (疲労限度)を上回らないことを確認する。 添付資料-9 (6) ・定常運転において、過大な遠心応力が発生し、き裂発生の起因となる。 ・応力解析結果により疲労限度内にあることを確認した。 設計条件に関する 要因 ・付加荷重作用角度(5° 、 10° 、 15°)について応力解析により疲労限度内にあることを確認した。 定常運転において、付加荷重が発生し、き裂発生の起因となる。 【要因8】 起動・停止過程における道 大応力 ・タービンプレード及びロータアッセンブリモデルによる固有値解析を実施し、解析結果から想定される回転数領域に、共振点は存在しないことが確認された。 添付資料- 9 (8) ・起動・停止の過程において、過大な応力が発生し、き裂発生の起因となる。 製作当時のファツリー部加工結果を示す品質記録は存在していないものの、出荷条件となる判定基準(ファツリー部を組み立てることができること)を領定していることから、品質管理上、問題はないったと考える。 ファツリー形状の寸法、クリアランス異常により、ファツリー部くびれ部の応力が過大となり、き裂発生の起因となる。 添付資料-9 (9) ・ファツリー部加工方法の変遷における面租度の設計値を調査し、変更 がないことを確認する。 ・面租度を計測する 加工設備の変更に係わらず面租度の設計値は変わっていないことを確認した。また、き要が発生したR側通給機(No.19ービンプレードファツリー部)の面租度を計測した結果、設計値を満足していることを確認した。 【要因10】 ファツリー部加工方法 添付資料- 9 (1 0) ・加工方法の変更により面租度が粗くなり、疲労限度が低下して、き裂発生の起因となる。 ・レーシングワイヤの線径計測を行い、必要強度を有していることを確認する。 ・レーシングワイヤの線径の設計値逸脱に伴い、ファツリー部くびれ部に作用する応力をが過大となり、き裂発生の起因となる。 ・レーシングワイヤの線径が応力解析の結果に対して必要強度を十分有していることを確認した。 【要因11】 レーシングワイヤ線径 加工不良に関する 要因 ・レーシングワイヤ孔径に、設計値を僅かに超えるものが確認された。また、レーシングワイヤ孔高さについて設計値を逸脱し隣接するターピンプレードとの高低差が大きい箇所があることを確認した。 [期別 12] - レーシングワイヤれ怪及び礼高さが部分的に設計値を逸脱し、隣接するターピンプレード間 き質過しているレーシングワイヤれ怪及び礼高さが部分的に設計値を逸脱し、隣接するターピンプレードのレーシングワイヤれ怪及び礼高さ計測を行い、数を賞通しているレーシングワイヤが傾くことで、ファツリー部くび礼部の広力を高め、き契格 ・ 加工力記の受当性について検証する。 。 一力に開き取りした結果、レーシングワイヤ孔径の設計値逸脱 、製造時に全数検査を行っていることから運転中の摩峠が原因で ると考えられ、一方レーシングワイヤ孔高との設計値逸視の原因 、製作時の孔加工不良である可能性が高いことを確認した。 【要因13】 レーシングワイヤ取付 ・レーシングワイヤ止端部形状や取付状態の至近の本格点検記録にて、 上端部形状や取付状態の異常なしを確認する。 ・至近の本格点検時の点検結果において異常がないことを確認し 添付資料-9 (13) レーシングワイヤ止端部形状や取付状態に不良があると、き裂発生の起因となる。 ・ターピンブレード取外・取付作業は、当発電所2号機において発生した非常用ディーゼルを機能機能機の下見合に作う水平原間として、当常りへの結構機のレーシングワイモルの再加工工事の際に実施されていた。
取外・後の再放付実施前には、ファッリー部に付着した場や腐食生気がかの治冷を実施することから、再放付によってファッリー部間の おしか 対象形式 カリッ デーンレード を契急化 近接の 可能性力 また。 1 等に、1 り発生したロータファッリー部場前の変形がファッリー部の当然の対象が表現しませ、 アービッグレードファッリー部の の応力機能の できない できない ひょうしゅう アードファッリー部 の応力機能を 大きない アーシーのの応力機加となった可能性があると考える。 組立不良に関する 要因 【要因14】 ブレード取外・取付作業 ・過去の点検記録を確認する。 ・外観目視にて確認する。 - R側過給機の損傷プレードのファツリー部に酸化スケール及び煤 思われる時れを構能した。 一部間の リンーに関いる リンーに関いる いったのは、 大きないないない。 アンスへ持れが入り込むことによりファ ソーに関いるようかを継が変化し、ファツリー部に並みによる局部 よりが発生した可能性がある。 添付資料-9 (15) 【要因 1 5 】 腐食・汚れ 外観目視にて腐食、汚れの状況を確認する。 腐食・汚れによる経年変化による応力が発生し、き裂発生の起因となる。 運転負荷上昇率が過去の運転変遷において変化点があり、それを起因として過大な応力が発 主し、き裂発生の起因となる。 納入からの現時点に至るまで発電機並列〜定格負荷〜発電機解列 までの運用方法について変更がないことを確認した。 添付資料-9 (16) 過去の非常用ディーゼル発電機出力上昇曲線を確認する。 ・総運転時間、起動回数について、他の非常用ディーゼル発電機と 比較して特異性は無い。 運転時間、起動回数が当該D/Gのみ過度に多く、経年影響により、き裂発生の起因とな 添付資料-9 (17) 【要因17】 運転時間、起動回数 プラントの運転開始からの総運転時間、起動回数を確認する。 外的要因に関する要因 【要因18】 保守・整備 前回の過給機本格点検記録(第14回、2005年)を調査した 3、ブレードを接触させたという記録は無かった。 6付資料-9 18) 一部のタービンブレードファツリー部の寸法が設計値を逸脱していることを確認した。一部のロータファツリー部の寸法が設計値を逸脱していることを 三次元計測にてファツリー部寸法を確認する。 (ブレード、ロータシャフトの10%を三次元計測し確認する) タービンプレードファツリー部の応力解析 ロータファツリー部の応力解析 一部のロータファンリー部の寸左が設計値を登脱していることを確認した。 歳2月解析の結果、タービンブレードファツリー部は、当該D/G 佐藤薬転中は0、2%耐力を加味した弾性限度を登脱することから、経時的な寸法変化が生じる。一方、ロータファツリー部については、弾性限度を逸脱することがないため、経時的な寸法変化が生じることはない。 ・タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の寸法が経時的に変化し、応力が増大することで、き製発生の起因となる。

○:要因の可能性あり、×:要因の可能性はないと考えられる

【要因1】化学成分

タービンブレード及びタービンロータシャフトの材料が設計要求仕様を逸脱している と、強度不足により、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

- ・タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の断面をEPMA*1にて分析を実施し、材料の化学成分を確認すること
- ・健全箇所のタービンブレードファツリー部とロータファツリー部の化学成分を確認 し、設計要求材質とおりの化学成分であること
- <試験片として使用した健全箇所>
 - R側過給機のNo. 33タービンブレードファツリー部
 - L側過給機のNo. 23-24間ロータファツリー部
 - ※1Electron Probe Micro Analyzer:電子線を照射し、発生する特性X線の波長と強度から構成元素を分析する手法

(2) 点検結果

• 成分分析結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	タービンブレードファツリー 部	異常なし	2018/12/13	表-1
2	ロータファツリー部	異常なし	2019/1/17	表-2

表-1 タービンブレードファツリー部成分分析結果 (wt%)

		L. C. C.					
	С	Si	Mn	N i	C r	Со	T i
規定値							
分析結果	<u>-</u>	0. 1		57. 7	20. 5	16. 7	2. 2
	A 1	F e				7	
規定値							
分析結果	1. 5	1.3					

表-2 ロータファツリー部成分分析結果 (wt%)

				1.1177777777 74 17111	HAZIS ()		
	С	Si	Mn	P	S	C r	Мо
規定値							
分析結果	_	0.5	1.0			11. 4	1. 3
	V	Cu	N	N b	В	Fe	
規定値							
分析結果	0.4	<u>-</u>	<u></u>	<u> </u>	= -	85. 5	

【要因2】硬度分布

タービンブレード及びロータシャフトの硬度が設計要求仕様を逸脱していると、強度 不足となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

・タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の断面の硬さ測定を実施し、 健全箇所のタービンブレードファツリー部とロータファツリー部の硬度分布が均一 であること

<試験片として使用した健全箇所>

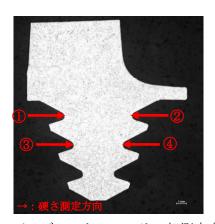
R側過給機のNo. 33タービンブレードファツリー部

L側過給機のNo. 23-24間ロータファツリー部

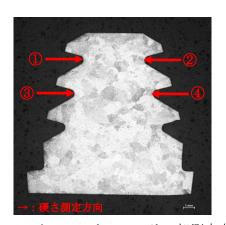
(2) 点検結果

• 硬度分布計測結果

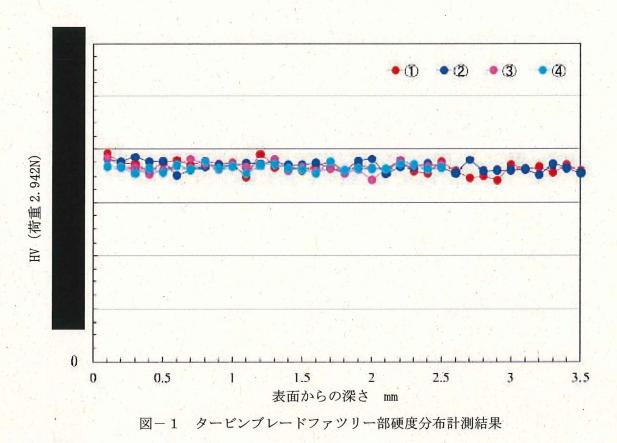
	点検対象	結果	点検日	備考
1	タービンブレードファツリー 部	異常なし	2018/12/13	図-1
2	ロータシャフトファツリー部	異常なし	2019/1/17	図-2

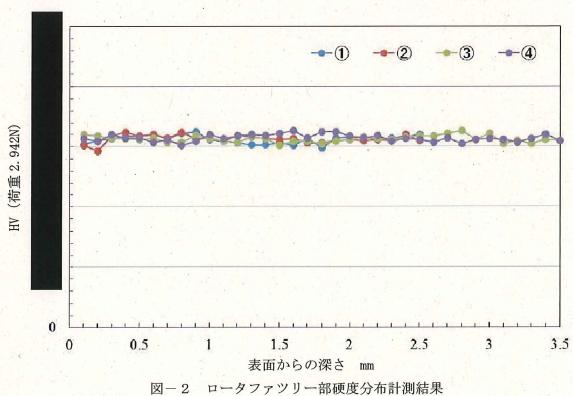


タービンブレードファツリー部測定点



ロータシャフトファツリー部測定点





【要因3】引張強度

タービンブレード及びロータシャフトの引張強度が設計要求仕様を逸脱していると、 強度不足となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・健全箇所のタービンブレードファツリー部及びロータファツリー部より試験片を取出し、引張試験を実施し、0.2%耐力及び引張強度が設計値以上であること <試験片として使用した健全箇所>

R側過給機のNo. 34、35、36タービンブレードファツリー部 L側過給機のNo. 26-27間ロータファツリー部

(2) 点検結果

• 引張試験結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	タービンブレードファツリー 部	異常なし	2019/1/25	表-3
2	ロータファツリー部	異常なし**2	2019/1/25	表-4

※2L側過給機のNo.26-27間ロータファツリー部の引張試験において、伸びはわずかに設計値を下回る結果が得られたが、0.2%耐力及び引張強さについては、設計値を満足しており大幅な材料強度の低下は認められない。

表-3 タービンブレードファツリー部引張試験結果

	0.2%耐力(N/mm²)	引張強さ (N/mm²)	伸び (%)	絞り (%)
設計値 (室温)	A PEN TANK	AT LONG BURNER		
R側(室温)	776	1208	2 7	4 4
No. 34	110	1 2 0 8	21	4.4
R側(室温) No. 35	773	1 2 0 2	2 7	4 3
R側 (室温) No. 36	7 6 6	1197	2 6	4 1

R側過給機のNo. 34、35、36タービンブレードファツリー部の室温での引張試験において、設計値を満足する結果が得られた。

表-4 ロータファツリー部引張試験結果

	0.2%耐力 (N/mm²)	引張強さ (N/mm²)	伸び (%)	絞り (%)
設計値 (室温)	新年3年的 1815			
L側(室温)	790~830	962~997	8~10	18~37

【要因4】初期欠陥

タービンブレード及びロータシャフトの材料に初期欠陥が存在していると、き裂発生 の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

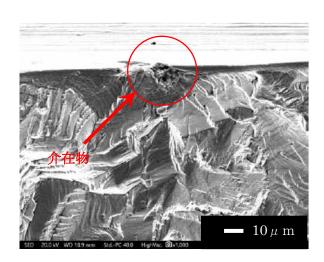
- ・R側過給機のタービンブレードファツリー部、L側過給機のタービンブレードファ ツリー部及びL側過給機ロータファツリー部で確認されたき裂箇所破面のSEM観 察を実施する。
- ・き裂箇所破面のSEM観察を実施し、初期欠陥となり得る内部欠陥がないこと

(2) 点検結果

・破面SEM観察結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	き裂箇所	異常なし**3	2018/12/21	図-3、4

※3き裂箇所破面のSEM観察を実施し、介在物と10µm程度のピットが確認されたが、内部欠陥、介在物等が存在する場合の疲労強度の低下を推察したが、200µmの欠陥が存在しても「図-5 高サイクル疲労評価の修正グッドマン線図」に示すとおり、タービンブレードに発生する平均応力、応力振幅は「表-5 欠陥の大きさ別の疲労強度低減率」に示すとおり変わらず疲労限度内であり、10µm程度の内部欠陥は十分許容できる強度を有していると考える。このことから初期欠陥となり得る内部欠陥は確認されなかった。



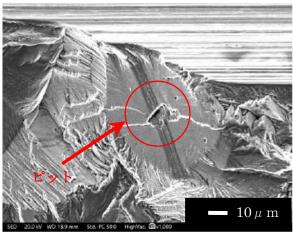


図-3 R側過給機のき裂箇所及びファツリー部SEM観察結果

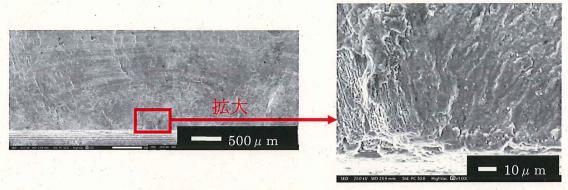


図-4 L側過給機のき裂箇所及びロータファツリー部SEM観察結果

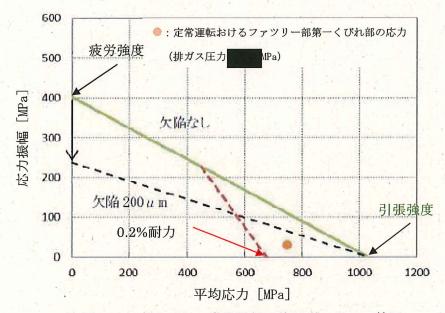


図-5 高サイクル疲労評価の修正グッドマン線図

	欠陥直径 (μm)	$\sqrt{\text{area} (\mu m)}$	疲労強度 σ w (MPa)	対比 (%)
欠陥なし		The State of		100
Case1	10			9 7
Case2	5 0			7 4
Case3	100			6 6
Case 4	200			5 9

表-5 欠陥の大きさ別の疲労強度低減率

 $1.56 \times (HV + 120)$

$$\sigma_{\text{w}} = \frac{1}{\left(\sqrt{\text{Area}_{\text{max}}}\right)^{1/6}}$$
・・・内部の微小欠陥、き裂、介在物に対する疲労限度評価式

 σ_{w} : 修正疲労限度、HV: ビッカーズ硬さ、 $\sqrt{\mathrm{Area_{max}}}$: 欠陥の大きさ

(出典:「微少欠陥と介在物の影響」村上敬宜 著)

【要因5】材料選定

必要強度に対する材料の選定間違いがあると、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・タービンブレード及びロータシャフト材料に対する使用状況の、メーカへの聞き取 りを実施し、材料選定に問題がないか確認すること

(2) 点検結果

• 使用実績調査結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	タービンブレード及び	使用実績あり※4	2019/1/17	_
	ロータシャフト			

※4大型船舶やディーゼル発電機の過給機タービンブレード等の材料に標準材料として 採用し、これまでの使用実績においても問題ないことを聞き取りにて確認した。

【要因6】遠心応力

設計条件で求めた遠心応力に対して実際の構成部材に作用する遠心応力が過大であると、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

- ・レーシングワイヤ付加荷重の応力解析を実施する。
- ・レーシングワイヤ付加荷重の応力解析結果を評価し、設計値(疲労限度)を上回ら ないこと

(2) 点検結果

• 応力解析結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	レーシングワイヤ	異常なし**5	2018/11/30	別紙-1

※ 5 レーシングワイヤ付加荷重を考慮した解析を実施し修正グッドマン線図を用いた評価を行ったところ疲労限度内にあることを確認した。

【要因7】レーシングワイヤ局部応力

タービンブレードに対するレーシングワイヤの遠心応力が設計条件と異なると、タービンブレードへの付加荷重が発生し、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・レーシングワイヤの遠心応力による付加荷重のタービンブレードへの作用角度 3 ケース(5°、10°、15°)の応力解析を実施し、設計値(疲労限度)を上回らないこと

(2) 点検結果

• 応力解析結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	レーシングワイヤ	異常なし**6	2018/11/30	別紙-1

%6 レーシングワイヤの遠心応力による付加荷重について、タービンブレードへの作用角度を 5° 、 10° 、 15° とした場合に修正グッドマン線図を用いて評価したところ、レーシングワイヤ作動角度が付いた場合にファツリー部への応力振幅がわずかに疲労限度に近づくものの疲労限度内にあることを確認した。

【要因8】起動・停止過程における過大応力

起動・停止過程において、発電機出力が中間出力時の低回転域や定格出力到達時に 発生するオーバーシュートによる過給機の過回転により設計条件を上回る過大な応力 が発生すると、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

- ・タービンブレード及びタービンロータアッセンブリモデルによる固有値解析及びハンマリング試験を実施し、固有振動数計測を実施する。
- ・解析結果と計測結果を確認し、想定される回転数領域に共振点が存在しないことを 確認すること

(2) 点検結果

• 応力解析結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	タービンブレード及びタービ	異常なし ^{※7}	2010/12/10	Ell/sit o
	ンロータアッセンブリ	共吊なし	2018/12/19	別紙-2

※7タービンブレード及びタービンロータアッセンブリモデルによる固有値解析を実施 し、想定される回転数領域に、共振点は存在しないことを確認した。

【要因9】ファツリー形状

ファツリー形状について、設計値と異なる寸法に製作すると、ファツリー部間のクリアランスが無くなることで、ファツリー部のくびれ部に作用する応力が過大となり、き 裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

- ・ファツリー形状製作に関する製作時品質記録、要領書、管理基準に関する調査を実施する。
- ・ファツリー形状製作に関する製作時品質記録、要領書、管理基準を調査し、寸法、 クリアランスが定められていること

(2) 点検結果

・ファツリー形状製作図書調査結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ファツリー部	異常なし**8	2019/2/19	_

※8ファツリー形状製作に関する製作時品質記録、要領書、管理基準に関する調査を実施した。製作当時のファツリー部加工結果を示す品質記録は存在していないものの、出荷条件となる判定基準(ファツリー部を組み立てることができること)を満足していることから、品質管理上、問題はなかったと考える。

【要因10】ファツリー部加工方法

ファツリー部の面粗度が粗くなると、疲労限度が低下し、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

- ・ファツリー部加工方法の変遷における面粗度の設計値を調査し、変更のないことを 確認する。
- ・面粗度の設計値を調査し、設計値(Rawan)以下であること

(2) 点検結果

・ファツリー部加工方法の変遷

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ファツリー部	異常なし※9	2019/1/16	表一6

※9タービンブレード側は1985年まで縦型ブローチ盤によって加工されており、

K-1製造時(1981~1982年)も同様であった。

ロータシャフト側は横型ブローチ盤により加工していたが、設備の老朽化により 1977年から縦型ブローチ盤に変更した。K-1(1981~1982年)は後者の設備で加工していた。

加工方法の変更に係わらず面粗度の設計値は変わっていないことを確認した。 タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の加工変遷を表 - 6 に示す。

・面粗度

1	点検対象	結果	点検日	備考
2	ファツリー部	異常なし**10	2019/1/16	図-6

※10き裂が発生したR側過給機のNo.1タービンブレードファツリー部面粗度の計測 結果は、設計値を満足しておりファツリー部加工方法に関する問題は確認されなかった。

表-6 タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の加工方法の変遷

he th	ロータシ	ヤフト	ター	ビンブレード		レーシンク゛ワイヤ	(世土 (左北 (1)
年代	加工機	カッター	加工機	砥石	タ゛イヤモント゛ ト゛レッサー	孔加工	備考(各サイト)
1970 年 以前	同下 (推定)	同下 (推定)	同下 (推定)	同下 (推定)	同下 (推定)	汎用ボール盤ト・リルナリーマ	工場 1F-1/2 1969年
1970 年	横型プローチ盤		縦型プローチ盤	ブローチカッター 切削加工	不要	同上	操業開始
1972 年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	1F-2 1F-3 1F-3/4
1973年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	1F-5A
1974年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	1F-4A, 5B
1976年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	1F-6A, 6H
1977 年	縦型プローチ盤	フ゛ローチカッター	同上	同上	同上	同上	
1980年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	К-5Н
1981年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	К-1Н
1982 年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	2F-3A, 3B, 3H, 4A, 4B, 4H
1983年	同上	同上	同上	同上	同上	電解ボール盤	K-2A, B K-2H
1985 年	同上	同上	研 削盤	砥石		同上	
1986 年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	K-5A, B
1987年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	
1990年、	同上	同上	同上	同上	同上	同上	K-3A, B K-3H
1991年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	K-4A, B K-4H
1992年	同上	同上	同上	同上	同上	ラシ゛アルホ゛ール盤 ト゛リル+リーマ	K-6A
1993年	同上	同上。	同上	同上	同上	同上	K-6B, C K-7A
1994年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	工場へ 造移管 1F-6B K-7B, C
1995年	同上	同上	同上	同上	同上	同上	1F-2B, 4B
2015年	同上	同上	研削盤	砥石	同上	同上	
現在	同上	同上	同上	同上	同上	同上	

加工方法の変更が行われても面粗度の設計値はRa で変更がないことを確認。

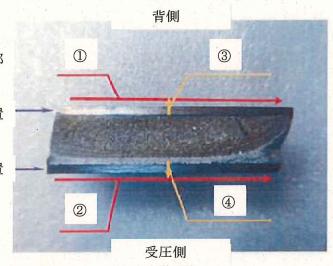
(計測対象)

R側過給機の

No.1 タービンブレードファツリー部

計測位置

計測位置



・ファツリー形状加工平行方向

計測位置	背側①	受圧側②
計測値	R a 0. 291~0. 650	R a 0. 376~0. 604
結果	良	良

・ファツリー形状加工直角方向

計測位置	背側③	受圧側④		
計測値	R a 0. 382	R a 0. 426		
結果	良	良		

判定基準

面粗度が設計値(Ra)以下を満足していること。

図-6 面粗度計測記録

【要因11】レーシングワイヤ線径

レーシングワイヤの線径が設計値を逸脱すると、ファツリー部くびれ部に作用する応力が過大となり、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

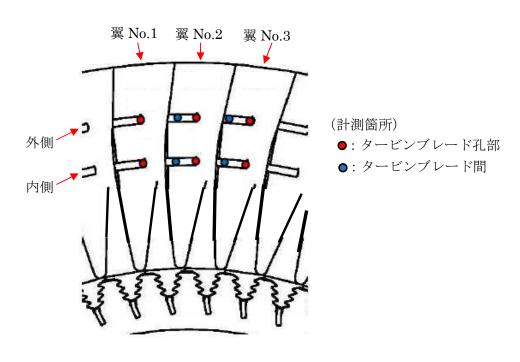
・レーシングワイヤ線径の計測を実施し、必要強度を有していること

(2) 点検結果

• 線径計測結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	レーシングワイヤ	異常なし**11	2018/11/15	表-7、8

※11実測されたレーシングワイヤ線径が応力解析の結果に対して必要強度を十分有していることを確認している。



レーシングワイヤ線径 計測箇所詳細図

表-7 レーシングワイヤ (R側) 線径計測結果

R側線径								
QNo.	内	外	翼No.	内	外	翼No.	内	外
1	S - T		26	3. 18	3. 15	51	3-157	3.18
1	1 - V		1	3.18	3. 16	1		3.16
2	1 - 1		27	3. 18	3. 18	52		3.17
1			1 1	3. 19	3. 16	1	1 , - 7	3. 17
3			28	3. 19	3. 16	53	- X X	3.17
1	그 무도 글	1 10	1	3. 17	3. 17	1		3.17
4	= = =		29	3. 18	3. 16	54		3.15
1	- A	24 - 4		3. 17	3. 18	1		3.16
-5			30	3. 17	3. 16	55	_	3. 17
1	i i		1	3. 17	3.17	1		3.16
6	- E		31	3. 17	3. 16	56	- ·	3.12
	4, 1-00		1	3. 17	3. 16	1		3.12
7		-	32	3. 16	3. 15	57		3.15
1	/		1	3. 18	3. 15	1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1	1 - T	3. 15
8		- 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1 - 1	33	3. 19	3. 15	58		3. 19
1	J		1	3. 17	3. 16			3. 19
9		24.5	34	3. 16	3. 17	59	6 - 7	3.15
↓.	1.27 = 1.7	30 4	1	3. 17	3. 17	↓ ↓		3.17
10	5 24 - 3	1 - 1	35	3. 18	3. 16	60		3.15
1			1	3. 18	3. 18		1. = 7	3. 18
11	(1d, 7=14)	-	36	3. 17	3. 16	61		H
1		· - · ·	1	3. 18	3. 16	1	1 - E	- X-
12			37	3. 18	3. 17	The State of	1 84 1	
1			1	3. 19	3.14		図面寸法	
13		10 1 to 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10 10	38	3. 19	3. 15			mm
1	na - riv		↓ ↓	3. 20	3. 15	· / / E		5-
14		지수 우리	39	3. 19	3. 15	未使用	品線径(新品)
1	4		1	3. 18	3. 17		mm	
15	A New York		40	3. 19	3. 17			
1		<u>-</u>	1	3. 18	3. 15		使用計測器	
16	·	<u> </u>	41	3. 19	3. 16	デ	ジタルノニ	ドス
1		止端	1	3. 19	3. 15			
17		3. 18	42	3. 17	3. 16			
1	3/2/-b	3.17	1	3. 19	3. 16			
18	1992-C	3.16	43	3. 17	3. 16	4 1 1		
	I Topo I	3. 17	1	3. 19	3. 17	4		
19		3. 16	44	3. 19	3. 16			
1	. <u> </u>	3. 16	1	3. 19	3. 16	A Travella		
20		3. 17	45	3. 20	3. 17			
1	止端	3. 17		3. 19	3. 15			
21	3. 19	3. 16	46	3. 18	3. 16			
1	3. 18	3. 17	1	3. 17	止端			
22	3. 18	3. 15	47	3. 18	3. 18			
1	3. 17	3. 16	1	3. 17	3. 16	1. 1. 1		de la
23	3. 18	3. 16	48	3.15	3.12			
1	3. 18	3. 15	1	3. 17	3.14		1	
24	3, 18	3. 17	49	3. 16	3. 20			
, Janes	3. 16	3. 17	1	3.15	3.17			
25	3. 17	3. 16	50	3. 17	3. 20			
1. 1	3. 18	3. 19		止端	3. 17			

注1:R側の「一」は脱落し、場所を特定できないため計測していない。

注2:「↓」は前後数字(翼)の中間を計測した結果を示す(例:「1↓2」であれば翼 No.1と No.2の中間)

注3:表中の赤太文字は、最小値を示す。

表-8 レーシングワイヤ (L側) 線径計測結果

				L側線径				
翼No.	内	外	翼No.	内	外	翼No.	内	外
1	3. 17	3. 16	26	3. 15	3. 16	51	3.15	3. 17
1	3. 17	3. 17	1	3. 16	3. 16	. 1	3.17	3. 15
2	3. 17	3. 16	27	3. 16	3.14	52	3. 19	3. 16
1	3. 16	3. 17	1	3. 16	3. 16	1	3. 21	3. 17
3	3. 17	3. 17	28	3. 16	3. 16	53	3. 19	3. 16
1	3. 16	3. 17	1	3. 17	3. 15		3. 17	3. 17
4	3. 16	3. 16	29	3.15	3.14	54	3. 17	3. 16
1	3. 17	3. 18	1	3. 16	3. 15	1	3. 18	3. 18
5	3.18	3. 16	30	3. 16	3. 15	55	3.16	3. 18
_	3. 17	3. 18	1	3. 17	3. 16	_	3. 19	3. 16
6	3. 17	3.17	31	3. 17	3. 15	56	3. 16	3. 15
1	3. 17	3. 18	1	3. 17	3.16	1	3. 19	3. 18
7	3. 17	3. 16	32	3. 17	3. 15	57	3. 17	3. 15
1	3. 16	3. 17	1	3. 16	3. 15	1	3. 17	3. 17
8	3. 17	3.16	33	3. 17	3. 16	58	3. 17	3. 16
↓	3. 17	3.17	7 - 1 -	3. 17	3. 15		3. 17	3. 17
9	3. 17	3.16	34	3. 16	3. 15	59	3. 17	3. 16
1	3. 17	3.17	1	3. 16	3. 15	1	3. 17	3. 16
10	3. 17	3. 17	35	3.17	3. 15	60	3.17	3. 15
1	3. 17	3. 16	1	3. 17	3. 16	1	3. 17	3. 17
11	3. 17	3. 17	36	3. 16	3. 15	61	3. 17	3. 15
1	3. 17	3. 17	1	3. 17	3.16	1	3. 17	3. 17
12	3. 17	3. 17	37	3. 17	3. 15			
1	3. 17	3.17	1	3. 16	3. 16		図面寸法	
13	3. 17	3. 17	38	3. 17	3. 15			nm
1	3. 17	3. 17	1	3. 16	3. 15	I to a second	CONTRACTOR S	
14	3. 16	3. 15	39	3. 17	3. 15	未使用	日品線径(新品)
↓ \ \ .	3. 16	3. 16	1	3. 16	3. 15		mm	
15	3. 17	3. 15	40	3. 17	3. 15		THE STATE OF	
1	3. 17	3. 15	1	3. 16	3. 17		使用計測器	}
16	3. 16	3. 15	41	3. 18	3. 16	デ	ジタルノキ	ニス
1	3. 16	止端		3. 18	3.17			
17	3. 16	3. 18	42	3. 17	3. 16	1 1 1 1 1 1 1 1		
1	3. 18	3.17	1	3. 16	3. 16			
18	3. 16	3.16	43	3. 15	3. 17			
→	3. 17	3.17	1	3.15	3.17			
19	3. 16	3. 17	44	3.15	3.17			
	3. 16	3. 18	\ __\.	3.15	3. 16			
20	3. 16	3. 17	45	3.15	3.17	Mark Mark		
1	止端	3.18	1	3. 17	3.17			
21	3. 17	3.17	46	3. 16	3.16			
1	3. 17	3.17	1	3. 16	止端			
22	3. 16	3.17	47	3. 16	3.17			
· · · · · · ·	3. 17	3.17	1	3. 16	3. 17	1		
23	3. 17	3. 17	48	3. 16	3. 17			
<u></u>	3. 17	3. 17	1	3. 16	3. 18			
24	3. 17	3.16	49	3. 17	3.17			. 4
1	3. 16	3. 17		3. 16	3. 17	1 1 1 1 1		
25	3. 16	3.17	50	3. 18	3. 19			
	3. 17	3. 15	1	止端	3. 18			

注 $1:\lceil\downarrow\rfloor$ は前後数字(翼)の中間を計測した結果を示す(例: $\lceil1\downarrow2\rfloor$ であれば翼 No. 1 と No. 2 の中間)

注2:表中の赤太文字は、最小値を示す。

【要因12】レーシングワイヤ孔径及び孔高さ

レーシングワイヤ孔径及び孔高さが部分的に設計値を逸脱し、隣接するタービンブレード間を貫通しているレーシングワイヤが傾くことで、ファツリー部くびれ部の応力を高め、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

・レーシングワイヤ孔の現品計測を実施し、レーシングワイヤ孔径及び孔高さが設計 値内であること

(2) 点検結果

• 孔径計測結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	レーシングワイヤ孔	異常なし**12	2018/11/15	表-9~12

※12レーシングワイヤ孔の現品計測を実施した結果、レーシングワイヤ孔径の計測結果で一部 φ ピンゲージを通るものが確認されているが、メーカに聞き取りした結果、レーシングワイヤ孔径の設計値逸脱は、製造時に全数検査を行っていることから運転中の摩耗が原因であると考えられ、一部のレーシングワイヤ孔が拡大したものと考える。

・ 孔高さ計測結果

	点検対象		結果	点検日	備考
0	1. このがロノルブ		異常あり※13	2019/1/22	表-13、14、
2	レーシングワイヤ孔	4	共吊めり	2019/1/22	1.5

※13レーシングワイヤ孔高さについて設計値を逸脱し隣接するタービンブレードとの高低差が大きい箇所があることを確認した。レーシングワイヤ孔高さの設計値逸脱の原因を調査した結果、製作時の加工不良である可能性が高いことを確認した。そのため、レーシングワイヤ穴高さの設定値逸脱の原因を調査した結果、「別紙ー3 タービンブレードレーシングワイヤ孔加工に関する確認結果」に示すとおり、製作時の加工不良である可能性が高いことを確認した。(別紙-3参照)

表-9 レーシングワイヤ孔径 (R側外側) 点検結果

所損翼 周査中 良 良 良	
良良良良	(※2) 良 良
良良良	良良良
良良	良良
良	良
THE COLUMN	
否	自
	R
良	良
良	良
良	良
否	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
否	良
良	良
	良 良 良 良 良 良 良 良 良 百 良 良 良 克 西

	A STATE OF	- v
管理 No.	φ	φ
翼 No. 21	良	良
翼 No. 22	良	良
翼 No. 23	良	良
翼 No. 24	良	良
翼 No. 25	良	良
翼 No. 26	良	良
翼 No. 27	良	良
翼 No. 28	否	良
翼 No. 29	否	良
翼 No. 30	良	良
翼 No. 31	良	良
翼 No. 32	否	良
翼 No. 33	否	良
翼 No. 34	良	良
翼 No. 35	良	良
翼 No. 36	良	良
翼 No. 37	良	良
翼 No. 38	良	良
翼 No. 39	否	良
翼 No. 40	良	良

管理 No.	φ	φ
翼 No. 41	良	良
翼 No. 42	否	良
翼 No. 43	良,	良
翼 No. 44	良	良
翼 No. 45	良	良
翼 No. 46	良	良
翼 No. 47	良	良
翼 No. 48	良	良
翼 No. 49	良	良
翼 No. 50	良	良
翼 No. 51	否	良
翼 No. 52	良	良
翼 No. 53	良	良
翼 No. 54	良	良
翼 No. 55	良	良
翼 No. 56	良	良
翼 No. 57	否	良
翼 No. 58	良	良
翼 No. 59	良	良
翼 No. 60	良	良
翼 No. 61	否	良

%1:折損した翼で孔の形状が健全でないため計測していない。 %2:研究所にて詳細調査対象の翼であり、計測していない。

表-10 レーシングワイヤ孔径(R側内側)点検結果

管理 No.	ф	φ
翼 No. 1	折損翼	(※1)
翼 No. 2	調査中	(※2)
翼 No. 3	否	良
翼 No. 4	良	良
翼 No. 5	良	良
翼 No. 6	否	良
翼 No. 7	否	良
翼 No. 8	良	良
翼 No. 9	否	良
翼 No. 10	否	良
翼 No. 11	否	良
翼 No. 12	否	良
翼 No. 13	否	良
翼 No. 14	良	良
翼 No. 15	良	良
翼 No. 16	良	良
翼 No. 17	良	良
翼 No. 18	良	良
翼 No. 19	否	良
翼 No. 20	良	良

and the second	A Company of the Comp	
管理 No.	φ	φ
翼 No. 21	良	良
翼 No. 22	良	良
翼 No. 23	良	良
翼 No. 24	良	良
翼 No. 25	良	良
翼 No. 26	良	良
翼 No. 27	良	良
翼 No. 28	否	良
翼 No. 29	否	良
翼 No. 30	良	良
翼 No. 31	否	良
翼 No. 32	否	良
翼 No. 33	否	良
翼 No. 34	良	良
翼 No. 35	良	良
翼 No. 36	良	良
翼 No. 37	良	良
翼 No. 38	否	良
翼 No. 39	否	良
翼 No. 40	良	良

		741 E
管理 No.	φ	φ
翼 No. 41	良	良
翼 No. 42	否	良
翼 No. 43	良	良
翼 No. 44	良	良
翼 No. 45	良	良
翼 No. 46	否	良
翼 No. 47	良	良
翼 No. 48	否	良
翼 No. 49	否	良
翼 No. 50	良	良
翼 No. 51	否	良
翼 No. 52	良	良
翼 No. 53	良	良
翼 No. 54	良	良
翼 No. 55	否	良
翼 No. 56	良	良
翼 No. 57	否	良
翼 No. 58	否	良
翼 No. 59	良	良
翼 No. 60	良	良
翼 No. 61	良	否

%1:折損した翼で孔の形状が健全でないため計測していない。 %2:研究所にて詳細調査対象の翼であり、計測していない。

表-11 レーシングワイヤ孔径 (L側外側) 点検結果

管理 No.	φ	φ
翼 No. 1	良	良
翼 No. 2	良	良
翼 No. 3	否	良
翼 No. 4	否	良
翼 No. 5	良	良
翼 No. 6	良	良
翼 No. 7	良	良
翼 No. 8	否	良
翼 No. 9	良	良
翼 No. 10	良	良
翼 No. 11	良	良
翼 No. 12	良	良
翼 No. 13	良	良
翼 No. 14	良	良
翼 No. 15	良	良
翼 No. 16	良	良
翼 No. 17	良	良
翼 No. 18	良	良
翼 No. 19	良	良
翼 No. 20	否	良
		V

管理 No.	φ	φ
翼 No. 21	良	良
翼 No. 22	良	良
翼 No. 23	良	良
翼 No. 24	良	良
翼 No. 25	良	良
翼 No. 26	良	良
翼 No. 27	否	良
翼 No. 28	良	良
翼 No. 29	良	良
翼 No. 30	否	良
翼 No. 31	良	良
翼 No. 32	否	良
翼 No. 33	良	良
翼 No. 34	良	良
翼 No. 35	良	良
翼 No. 36	良	良
翼 No. 37	良	良
翼 No. 38	良	良
翼 No. 39	否	良
翼 No. 40	良	良

管理 No.	φ	φ
翼 No. 41	良	良
翼 No. 42	否	良
翼 No. 43	良	良
翼 No. 44	良	良
翼 No. 45	良	良
翼 No. 46	良	良
翼 No. 47	良	良
翼 No. 48	良	良
翼 No. 49	否	良
翼 No. 50	否	良
翼 No. 51	否	良
翼 No. 52	否	良
翼 No. 53	良	良
翼 No. 54	良	良
翼 No. 55	否	良
翼 No. 56	良	良
翼 No. 57	良	良
翼 No. 58	良	良
翼 No. 59	良	良
翼 No. 60	良	良
翼 No. 61	良	良

表-12 レーシングワイヤ孔径 (L側内側) 点検結果

φ	φ
良	良
良	良
否	良
否	良
良	良
良	良
良	良
否	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
良	良
否	良
良	良
	良 良 否 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良 良

		1123 - 123
管理 No.	φ	φ
翼 No. 21	良	良
翼 No. 22	良	良
翼 No. 23	良	良
翼 No. 24	良	良
翼 No. 25	否	良
翼 No. 26	良	良
翼 No. 27	否	良
翼 No. 28	良	良
翼 No. 29	良	良
翼 No. 30	良	良
翼 No. 31	良	良
翼 No. 32	否	良
翼 No. 33	否	良
翼 No. 34	良	良
翼 No. 35	良	良
翼 No. 36	良	良
翼 No. 37	否	良
翼 No. 38	良	良
翼 No. 39	否	良
翼 No. 40	良	良

ALC: NO	ALC AL PROPERTY.	The Samuel of
管理 No.	φ	φ
翼 No. 41	良	良
翼 No. 42	否	良
翼 No. 43	良	良
翼 No. 44	良	良
翼 No. 45	良	良
翼 No. 46	良	良
翼 No. 47	良	良
翼 No. 48	良	良
翼 No. 49	良	良
翼 No. 50	否	良
翼 No. 51	否	良
翼 No. 52	否	良
翼 No. 53	良	良
翼 No. 54	良	良
翼 No. 55	否	良
翼 No. 56	良	良
翼 No. 57	良	良
翼 No. 58	良	良
翼 No. 59	良	良
翼 No. 60	良	良
翼 No. 61	良	良
	1	

表-13 レーシングワイヤ孔高さ (R側) 点検結果

レーシングワイヤ孔を φ mmと仮定し、高さ計測値に加算した 計算値から図面指示高さ寸法を比較する。 プラットホーム基準からの「高さ寸法① ±0.05」、「高さ寸 法② ±0.05」をそれぞれ満足していること。

管理 No.	計算值①	計算値②	結果	管理 No.	計算值①	計算值②	結果	管理 No.	計算值①	計算值②	結果
翼 No. 1	※折	損翼	-	翼 No. 21	47. 83	66. 68	否	翼 No. 41	※客先	设調査品	-
翼 No. 2	47. 80	66. 69	否	翼 No. 22	47. 83	66. 70	否	翼 No. 42	※客先	设調査品	-
翼 No. 3	※治具は	こ入らず	- 1	翼 No. 23	47. 79	66. 68	否	翼 No. 43	※客先	设調査品	
翼 No. 4	47. 83	66. 69	否	翼 No. 24	47. 85	66. 69	良	翼 No. 44	※客先	設調査品	12
翼 No. 5	48. 48	67. 33	否	翼 No. 25	47. 87	66. 69	良	翼 No. 45	※客先	设調査品	-
翼 No. 6	47. 80	66, 65	否	翼 No. 26	※治具	こ入らず	\ -	翼 No. 46	47. 78	66. 67	否
翼 No. 7	47. 82	66. 68	否	翼 No. 27	47. 77	66. 68	否	翼 No. 47	47. 81	66, 69	否
翼 No. 8	47. 80	66, 68	否	翼 No. 28	47. 84	66. 69	否	翼 No. 48	47. 79	66. 68	否
翼 No. 9	47. 75	66. 71	否	翼 No. 29	47. 81	66. 71	否	翼 No. 49	47. 81	66. 70	否
翼 No. 10	※治具に	こ入らず	-	翼 No. 30	47. 87	66. 66	良	翼 No. 50	47. 83	66.69	否
翼 No. 11	47. 78	66. 68	否	翼 No. 31	47. 78	66. 67	否	翼 No. 51	47. 87	66. 70	良
翼 No. 12	47. 79	66. 68	否	翼 No. 32	47. 88	66. 62	否	翼 No. 52	※治具は	こ入らず	7 -
翼 No. 13	47. 79	66. 69	否	翼 No. 33	※断置	面観察		翼 No. 53	47. 80	66. 70	否
翼 No. 14	48. 66	67. 45	否	翼 No. 34	※引引	長試験	-	翼 No. 54	※治具は	こ入らず	
翼 No. 15	47. 80	66. 68	否	翼 No. 35	※引引	長試験	-	翼 No. 55	47. 79	66. 68	否
翼 No. 16	47. 80	66. 64	否	翼 No. 36	※引引	長試験	-	翼 No. 56	47. 86	66. 70	良
翼 No. 17	47. 84	66. 68	否	翼 No. 37	47. 83	66. 69	否	翼 No. 57	47.77	66. 72	否
翼 No. 18	47. 81	66. 70	否	翼 No. 38	47. 80	66. 68	否	翼 No. 58	47. 95	66. 81	否
翼 No. 19	47. 82	66. 71	否	翼 No. 39	47. 79	66. 68	否	翼 No. 59	48. 86	67. 67	否
翼 No. 20	47. 82	66. 70	否	翼 No. 40	47. 77	66. 69	否	翼 No. 60	47. 95	66. 45	否
※印の作	けしたタービン	/ブレードは評	価対象。	としない。				翼 No. 61	※損傷翼	(変形)	

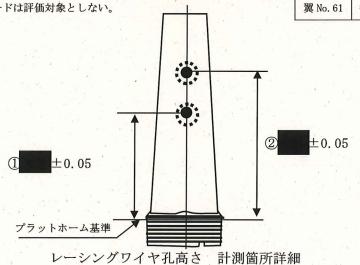
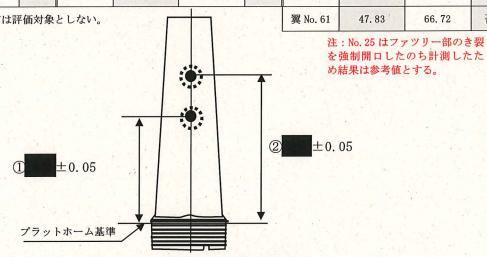


表-14 レーシングワイヤ孔高さ(L側)点検結果

地には

<br

管理 No.	計算値①	計算值②	結果	管理 No.	計算值①	計算值②	結果	管理 No.	計算値①	計算値②	結果
翼 No. 1	47. 83	66, 71	否	翼 No. 21	47. 83	66. 71	否	翼 No. 41	※治具	こ入らず	=
翼 No. 2	47. 83	66. 66	否	翼 No. 22	47. 83	66. 67	否	翼 No. 42	47. 84	66. 62	否
翼 No. 3	47. 94	66, 76	否	翼 No. 23	47. 84	66. 72	否	翼 No. 43	47. 81	66. 66	否
翼 No. 4	47. 95	66.77	否	翼 No. 24	47. 82	66. 68	否	翼 No. 44	47. 83	66. 69	否
翼 No. 5	47. 81	66. 70	否	翼 No. 25	49. 44	68. 21	参考值	翼 No. 45	47. 81	66. 69	否
翼 No. 6	47. 81	66. 68	否	翼 No. 26	47. 81	66, 65	否	翼 No. 46	47. 84	66. 69	否
翼 No. 7	47. 83	66. 70	否	翼 No. 27	47. 85	66. 72	良	翼 No. 47	47. 83	66. 65	否
翼 No. 8	47. 81	66. 66	否	翼 No. 28	47. 84	66. 68	否	翼 No. 48	※治具は	こ入らず	-
翼 No. 9	47. 92	66. 67	良	翼 No. 29	47. 82	66. 73	否	翼 No. 49	47. 82	66. 57	否
翼 No. 10	47. 81	66. 69	否	翼 No. 30	47. 79	66, 69	否	翼 No. 50	47. 83	66. 64	否
翼 No. 11	47. 83	66. 70	否	翼 No. 31	47. 83	66. 72	否	翼 No. 51	47. 85	66. 69	良
翼 No. 12	47. 80	66, 64	否	翼 No. 32	47. 86	66. 79	否	翼 No. 52	47. 87	66. 73	良
翼 No. 13	47. 82	66. 70	否	翼 No. 33	47. 88	66. 70	良	翼 No. 53	47. 83	66. 72	否
翼 No. 14	47. 81	66. 63	否	翼 No. 34	47. 83	66. 71	否	翼 No. 54	47. 84	66. 71	否
翼 No. 15	47. 84	66.72	否	翼 No. 35	47, 83	66. 72	否	翼 No. 55	47. 84	66. 74	否
翼 No. 16	47. 82	66. 70	否	翼 No. 36	47. 85	66, 66	良	翼 No. 56	48. 71	67. 58	否
翼 No. 17	47. 83	66. 69	否	翼 No. 37	47. 85	66. 70	良	翼 No. 57	47. 83	66. 69	否
翼 No. 18	47. 84	66. 71	否	翼 No. 38	47. 82	66. 64	否	翼 No. 58	※治具は	こ入らず	-
翼 No. 19	47. 86	66. 67	良	翼 No. 39	47. 82	66, 74	否	翼 No. 59	47. 84	66. 71	否
翼 No. 20	47. 80	66. 70	否	翼 No. 40	47. 82	66. 65	否	翼 No. 60	47. 81	66. 69	否
※印の作	寸したタービン	ノブレードは評	平価対象	としない。	TRACTOR WITH THE	New York		翼 No. 61	47. 83	66. 72	否



レーシングワイヤ孔高さ 計測箇所詳細

表-15 レーシングワイヤ孔高低差(R側)(L側)結果

レーシングワイヤ孔 高低差 (R側) レーシングワイヤ孔 高低差 (L側)

選No.1 折損翼 翼No.2 47.80 翼No.3 治具に入らず 翼No.6 47.80 翼No.6 47.80 翼No.6 47.80 翼No.8 47.80 翼No.9 47.75 翼No.10 治具に入らず 翼No.11 47.78 翼No.12 47.79 翼No.13 47.79 翼No.14 48.66 翼No.15 47.80 翼No.15 47.80 翼No.16 47.80 翼No.17 47.84 翼No.18 47.81 翼No.19 47.82 翼No.21 47.83 翼No.22 47.83 翼No.22 47.83 翼No.23 47.79 翼No.24 47.85 翼No.25 47.87 翼No.29 47.81 翼No.30 47.87 翼No.31 47.78 翼No.30 47.87 翼No.31 47.78 翼No.32 47.88 翼No.32 47.89 翼No.33 47.80 翼No.31 47.78 翼No.30 47.87 翼No.30 47.87 翼No.31 47.78 翼No.31 47.78 翼No.32 47.88 翼No.33 47.80 翼No.31 47.78 翼No.31 47.78 翼No.32 47.88 翼No.33 47.88 翼No.33 47.88 翼No.33 47.88 翼No.33 47.88 翼No.33 47.88 翼No.34 引張試験 翼No.35 引張試験 翼No.36 引張試験 翼No.37 47.83 翼No.38 47.80 翼No.39 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 他調査で使用 翼No.44 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.47 47.81 翼No.47 47.81 翼No.48 47.79 翼No.40 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 0.01 翼No.39 47.80 QNO1 翼No.30 47.81 QNO2 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 47.81 QNO2 翼No.45 他調査で使用 翼No.47 47.81 QNO2 翼No.49 47.81 QNO2 翼No.51 47.80 QNO2 翼No.51 47.80 QNO2 翼No.51 47.80 QNO2 翼No.51 47.80 QNO2 QNO5 QNO5 47.80 QNO5 QNO9	管理No.	計算値①	高低差
関No.3 治具に入らず 関No.5 48.48 関No.6 47.80 関No.7 47.82 関No.8 74.80 関No.1 47.75 関No.11 47.78 関No.12 47.79 関No.13 47.79 関No.14 48.66 のRo.15 47.80 関No.15 47.80 のRo.16 47.80 のRo.16 47.80 のRo.17 47.84 のRo.17 47.84 のRo.18 47.81 のRo.18 47.81 のRo.19 47.82 のRo.20 47.82 のRo.21 47.83 のRo.21 47.83 のRo.22 47.83 のRo.25 47.87 関No.26 治具に入らず 関No.27 47.77 関No.28 47.84 のRo.27 47.77 関No.28 47.84 のRo.27 47.77 関No.30 47.81 のRo.27 47.77 のRo.28 47.84 のRo.31 47.78 のRo.29 47.81 のRo.20 47.83 のRo.21 47.83 のRo.25 47.87 のRo.26 治具に入らず 関No.27 47.77 関No.28 47.84 のRo.30 47.87 のRo.31 47.78 のRo.31 47.78 のRo.32 47.88 関No.35 引張試験 関No.36 引張試験 関No.36 引張試験 関No.37 47.83 関No.38 47.80 のRo.39 47.79 のRo.40 47.77 関No.40 47.77 関No.40 47.77 関No.41 他調査で使用 関No.42 他調査で使用 関No.43 47.81 のRo.39 47.99 のRo.41 他調査で使用 関No.42 他調査で使用 関No.43 47.81 のRo.39 47.99 のRo.41 他調査で使用 関No.42 他調査で使用 関No.43 47.81 のRo.39 47.99 のRo.44 他調査で使用 関No.45 他調査で使用 関No.46 47.78 関No.47 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.49 47.81 のRo.40 47.79 のRo.50 47.83 のRo.50 47.83 のRo.51 47.87 のRo.52 治具に入らず 関No.55 47.80 のRo.53 47.80 のRo.54 47.87 のRo.55 47.79 のRo.55 47.79 のRo.56 47.86 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91 のRo.59 48.86 のRo.91	翼No.1	折損翼	
	翼No.2	47.80	
	翼No.3	治具に入らず	
関No.5 48.48	翼No.4		0.05
翼No.6 47.80	翼No.5	48.48	
関No.7 47.82 0.02 関No.8 47.80 0.05 翼No.9 47.75 翼No.11 47.78 翼No.12 47.79 0.00 翼No.12 47.79 0.00 翼No.13 47.79 0.87 翼No.15 47.80 0.00 翼No.16 47.80 0.00 翼No.16 47.80 0.00 翼No.17 47.84 0.03 翼No.18 47.81 0.01 翼No.19 47.82 0.00 翼No.21 47.83 0.00 翼No.22 47.83 0.00 翼No.22 47.83 0.00 翼No.24 47.85 0.02 翼No.25 47.87 翼No.27 47.77 0.07 翼No.31 47.78 0.03 翼No.31 47.78 0.09 0.10 翼No.31 47.78 0.00 翼No.31 47.79 0.00 翼No.31 47.79 0.00 翼No.31 47.79 0.00 翼No.31 47.79 0.00 翼No.31 47.79 0.00 翼No.31 47.83 翼No.34 可張試験 翼No.35 可張試験 翼No.35 可張試験 翼No.36 可張試験 翼No.37 47.83 0.00 翼No.40 47.77 翼No.40 47.77 翼No.41 他調查で使用 翼No.42 他調查で使用 翼No.43 他調查で使用 翼No.44 他調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.45 や調查で使用 翼No.55 47.79 QNO.20 QNO.20 QNO.21 QNO.21 QNO.21 QNO.22 QNO.34 QNO.35 QNO.36 QNO.37 QNO.37 QNO.30 QNO.		47.80	
関No.8 47.80 0.02 関No.9 47.75 関No.10 治具に入らず 関No.12 47.79 0.00 関No.13 47.79 0.00 関No.13 47.79 0.86 関No.15 47.80 0.00 関No.16 47.80 0.00 関No.17 47.84 0.03 関No.18 47.81 0.01 関No.19 47.82 0.00 関No.20 47.82 0.01 関No.21 47.83 0.00 関No.22 47.83 0.00 関No.23 47.79 0.06 関No.24 47.85 0.02 変No.25 47.87 0.07 関No.27 47.77 関No.31 47.88 関No.32 47.88 関No.33 は可観察 0.10 関No.34 付.87 0.09 関No.35 引張試験 関No.36 引張試験 関No.37 47.83 0.01 関No.39 47.79 0.01 関No.30 47.87 0.09 の.10 関No.31 47.88 0.10 関No.32 47.88 関No.34 引張試験 関No.35 引張試験 関No.36 引張試験 関No.37 47.83 0.01 関No.39 47.79 0.01 関No.39 47.79 0.01 関No.41 他調査で使用 関No.41 他調査で使用 関No.42 他調査で使用 関No.44 他調査で使用 関No.45 他調査で使用 関No.47 47.81 0.02 関No.47 47.81 0.02 関No.48 47.79 0.02 関No.49 47.81 0.02 関No.47 47.81 0.02 関No.48 47.79 0.02 関No.49 47.81 0.02 関No.47 47.81 0.02 関No.48 47.79 0.02 関No.50 47.83 0.02 関No.51 47.87 0.09 の.02 関No.53 47.80 0.02 関No.55 47.80 0.09 の.01 の.02 関No.55 47.80 0.09 の.01 の.02 関No.55 47.80 0.09 の.05 の.07 関No.55 47.80 0.09 の.09 0.91 0.91	翼No.7	47.82	
深No.10 治具に入らず 深No.11 47.78			0.05
関No.12 47.79 0.00 関No.13 47.79 0.00 関No.14 48.66			
			0.01
関No.14 48.66 図No.15 47.80 0.86 図No.15 47.80 0.00 ののの 図No.16 47.81 の.01 図No.19 47.82 0.01 ののの 図No.22 47.83 0.01 図No.25 47.87 図No.25 47.87 図No.30 47.87 図No.31 47.88 図No.32 47.88 図No.32 47.89 図No.31 47.88 図No.32 47.89 図No.31 47.88 図No.32 47.89 図No.34 61 張試験 図No.35 61 張試験 図No.36 61 号			0.00
			0.86
			0.00
関No.18 47.81 0.03 関No.19 47.82 0.01 関No.21 47.83 0.00 関No.22 47.83 0.04 関No.23 47.79 0.06 関No.25 47.87 0.02 対内の.26 治具に入らず 関No.27 47.77 の.07 関No.28 47.84 0.03 関No.29 47.81 0.06 関No.31 47.87 0.09 関No.31 47.88			0.04
関No.19 47.82 0.001 関No.20 47.82 0.00			0.03
関No.20 47.82 0.001 関No.21 47.83 0.00 関No.22 47.83 0.00 関No.24 47.85 0.02 関No.25 47.87 0.02 関No.25 47.87 0.07 関No.28 47.84 0.03 関No.29 47.81 0.06 関No.30 47.87 0.06 関No.31 47.78 0.10 関No.31 47.78 0.10 関No.32 47.88 0.10 関No.33 破面観察 関No.35 引張試験 関No.36 引張試験 関No.36 引張試験 関No.37 47.83 0.03 関No.38 47.80 0.01 関No.38 47.80 0.01 関No.40 47.77 0.02 関No.41 他調査で使用 関No.42 他調査で使用 関No.45 他調査で使用 関No.45 他調査で使用 関No.46 47.78 0.02 関No.47 47.81 0.02 関No.48 47.79 0.02 関No.49 47.81 0.02 関No.50 47.83 0.02 関No.51 47.87 0.02 関No.52 治具に入らず 関No.53 47.80 関No.55 47.80 0.02 の0.04 第No.55 47.86 0.07 関No.56 47.86 0.07 関No.58 47.95 0.91 別No.59 48.86 0.91 の.91 0.91			0.01
関No.21 47.83 0.00 関No.22 47.83 0.00 関No.23 47.79 0.04 関No.25 47.87 0.02 関No.26 治具に入らず 関No.27 47.77 0.07 深No.28 47.84 0.03 深No.29 47.81 0.06 深No.31 47.78 0.06 深No.31 47.78 0.10 深No.32 47.88 0.10 深No.33 破面観察 深No.34 51張試験 深No.36 引張試験 深No.36 引張試験 深No.37 47.83 0.03 深No.38 47.80 0.01 深No.38 47.80 0.01 深No.39 47.79 0.02 深No.40 47.77 0.02 深No.41 他調査で使用 深No.42 他調査で使用 深No.42 他調査で使用 深No.43 他調査で使用 深No.44 他調査で使用 深No.45 他調査で使用 深No.46 47.78 0.03 深No.47 47.81 0.02 深No.48 47.79 0.02 深No.48 47.79 0.02 深No.51 47.81 0.02 深No.52 治具に入らず 深No.53 47.80 0.04 深No.55 47.80 0.02 深No.55 47.80 0.02 深No.55 47.80 0.02 深No.56 47.86 0.07 深No.57 47.77 0.09 ズNo.58 47.95 0.09 ズNo.59 48.86 0.91 の.91			0.00
関No.22 47.83 0.00			0.01
図No.23			0.00
図No.24			0.04
図No.25			0.06
図No.26 治具に入らず 図No.27 47.77 図No.28 47.84 0.03 図No.30 47.87 0.09 図No.31 47.78 0.10 図No.31 47.78 0.10 図No.31 47.78 0.10 図No.32 47.88 図No.35 引張試験 図No.36 引張試験 図No.36 引張試験 図No.37 47.83 0.01 図No.39 47.77 0.02 図No.39 47.77 0.02 図No.40 47.77 0.02 図No.40 47.77 0.02 図No.41 他調査で使用 図No.42 他調査で使用 図No.42 他調査で使用 図No.45 他調査で使用 図No.45 他調査で使用 図No.46 47.78 0.03 図No.47 47.81 0.02 図No.48 47.79 0.02 図No.50 47.83 0.02 図No.51 47.87 0.02 図No.51 47.87 0.02 図No.52 治具に入らず 図No.53 47.80 0.04 図No.55 47.79 0.07 図No.55 47.79 0.09 QNo.56 47.86 0.07 図No.57 47.77 0.18 0.91 UNo.59 48.86 0.91 0.91 Uno.59 48.86 0.91 0.91			0.02
関No.27			
関No.28 47.84 0.07 翼No.29 47.81 0.03 翼No.30 47.87 0.09 翼No.31 47.78 0.10 翼No.32 47.88 0.10 翼No.33 破面観察 翼No.34 引張試験 翼No.35 引張試験 翼No.36 引張試験 翼No.38 47.80 0.01 翼No.39 47.79 0.02 翼No.40 47.77 0.02 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78 0.02 翼No.47 47.81 0.02 翼No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 0.02 翼No.51 47.87 0.02 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 0.07 翼No.55 47.79 0.09 翼No.56 47.86 0.07 翼No.58 47.95 0.91 翼No.59 48.86 0.91 双No.59 48.86 0.91 双No.59 48.86 0.91 双No.59 47.95 0.91			
図No.29			0.07
図No.30			-
選No.30 47.87 選No.31 47.78 翼No.32 47.88 翼No.32 47.88 翼No.32 47.88 翼No.33 破面観察 翼No.34 引張試験 翼No.36 引張試験 翼No.36 引張試験 翼No.38 47.80 翼No.39 47.77 翼No.40 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.44 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 47.78 翼No.47 47.81 翼No.48 47.79 翼No.48 47.79 翼No.50 47.83 翼No.51 47.87 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.55 47.86 翼No.55 47.86 翼No.55 47.87 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 列91 列91			
漢No.31 47.78 翼No.32 47.88 翼No.32 47.88 翼No.33 破面観察 翼No.34 引張試験 翼No.36 引張試験 翼No.37 47.83 翼No.38 47.80 翼No.39 47.79 0.01 翼No.40 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 他調査で使用 翼No.44 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78 翼No.47 47.81 翼No.48 47.79 0.02 翼No.48 47.79 0.02 翼No.50 47.81 翼No.50 47.83 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.55 47.79 翼No.55 47.79 翼No.55 47.86 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 Q.91 Q.91 Q.91			
漢No.32 47.88 選No.34 引張試験			
図No.34 引張試験 図No.35 引張試験 図No.36 引張試験 図No.37 47.83 Q.0.01 図No.39 47.79 Q.0.01 図No.42 他調査で使用 図No.42 他調査で使用 図No.43 他調査で使用 図No.44 他調査で使用 図No.45 他調査で使用 図No.45 他調査で使用 図No.45 47.81 Q.0.2 Q.0.5 Q.0.2 Q.0.5 Q			
図No.35 引張試験 図No.36 引張試験 図No.37 47.83 0.03 図No.39 47.79 0.02 図No.40 47.77 0.02 図No.41 他調査で使用 図No.42 他調査で使用 図No.43 他調査で使用 図No.45 他調査で使用 図No.45 他調査で使用 図No.46 47.78 0.02 図No.47 47.81 0.02 図No.48 47.79 0.02 図No.49 47.81 0.02 図No.50 47.83 0.02 図No.51 47.87 0.04 図No.52 治具に入らず 図No.53 47.80 0.07 図No.55 47.79 0.07 図No.56 47.86 0.07 図No.57 47.77 0.09 QNo.58 47.95 0.91 QNo.59 48.86 0.91 QNo.60 47.95 0.91			
選No.36 引張試験 選No.37 47.83 翼No.38 47.80 翼No.39 47.79 選No.40 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78 翼No.46 47.78 翼No.47 47.81 翼No.48 47.79 翼No.48 47.79 翼No.50 47.81 翼No.50 47.83 翼No.50 47.83 翼No.50 47.83 翼No.50 47.83 翼No.50 47.87 翼No.53 47.80 翼No.53 47.80 翼No.55 47.79 翼No.55 47.79 翼No.55 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 図No.59 48.86 図No.59 48.86 図No.59 48.86 図No.59 48.86 Q.091 Q.091 Q.91			
図No.37			
図No.38	翼No.36	引張試験	
漢No.38 4/.8U 翼No.39 47.79 0.02 翼No.40 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 他調査で使用 翼No.44 他調査で使用 翼No.44 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78 0.02 翼No.47 47.81 0.02 翼No.48 47.79 0.02 翼No.50 47.83 0.02 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.54 47.81 翼No.55 47.79 翼No.55 47.79 翼No.55 47.80 翼No.55 47.80 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 20.01 0.01		47.83	0.03
漢No.40 47.77 選No.40 47.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78 翼No.47 47.81 0.02 翼No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 0.02 翼No.51 47.87 0.04 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.54 47.86 2 翼No.55 47.79 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 0.07 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 0.09 QNo.59 48.86 0.91 QNo.59 48.86 0.91			
漢No.40 4.7.77 翼No.41 他調査で使用 翼No.42 他調査で使用 翼No.43 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78 翼No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 翼No.50 47.83 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.54 47.79 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 0.91 翼No.59 48.86 0.91 夏No.60 47.95			
選No.42 他調査で使用 選No.43 他調査で使用 選No.44 他調査で使用 選No.45 他調査で使用 選No.46 47.78 選No.47 47.81 0.02 翼No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.54 治具に入らず 翼No.55 47.79 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 図No.59 0.91 0.91		47.77	0.02
選No.43 他調査で使用 選No.45 他調査で使用 選No.45 他調査で使用 選No.45 47.78 選No.47 47.81 選No.48 47.79 2Mo.49 47.81 2Mo.50 47.83 2Mo.51 47.87 2Mo.52 治具に入らず 2Mo.53 47.80 2Mo.55 47.89 2Mo.55 47.89 2Mo.56 47.86 2Mo.57 47.77 2Mo.58 47.95 2Mo.58 47.95 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86 2Mo.59 48.86			
選No.44 他調査で使用 選No.45 他調査で使用 選No.46 47.78 選No.47 47.81 0.02 選No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 選No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.55 47.89 翼No.55 47.89 翼No.56 47.86 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 0.91 双No.59 48.86 0.91 の.91			
選No.45 他調査で使用 翼No.46 47.78			
関No.46 47.78 選No.47 47.81 0.03 選No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 0.02 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.54 治具に入らず 翼No.54 治具に入らず 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 0.07 翼No.57 47.77 0.18 翼No.58 47.95 0.91 翼No.59 48.86 0.91 翼No.60 47.95			
関No.47 47.81 0.03 選No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 0.02 翼No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.54 治具に入らず 翼No.54 47.79 翼No.56 47.79 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 翼No.60 47.95			
漢No.47 4.7.81 選No.48 47.79 0.02 翼No.49 47.81 0.02 翼No.50 47.83 0.04 選No.51 47.87 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 0.07 翼No.56 47.86 0.09 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 0.18 翼No.59 48.86 0.91 翼No.60 47.95		47.78	0.03
漢No.48 47.79 選No.49 47.81 0.02 選No.50 47.83 0.04 選No.51 47.87 選No.52 治具に入らず 選No.53 47.80 選No.55 47.79 選No.56 47.86 0.07 選No.57 47.77 0.18 選No.58 47.95 0.91 選No.59 48.86 0.91 変No.60 47.95			-
選No.50 47.83 0.02 選No.51 47.87 2.004 翼No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 2.005 翼No.54 治具に入らず 翼No.55 47.79 2.007 翼No.56 47.86 0.07 翼No.57 47.77 0.18 翼No.58 47.95 0.91 翼No.59 48.86 0.91 翼No.60 47.95	$\overline{}$	47.79	
選No.51 47.83 選No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 0.09 翼No.58 47.95 0.18 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 翼No.60 47.95	翼No.49	47.81	-
漢No.51 47.87 選No.52 治具に入らず 翼No.53 47.80 翼No.54 治具に入らず 翼No.55 47.79 翼No.56 47.86 翼No.57 47.77 翼No.58 47.95 翼No.59 48.86 翼No.59 48.86 翼No.60 47.95	翼No.50	47.83	-
選No.53 47.80 選No.54 治具に入らず 選No.55 47.79 選No.56 47.86 0.07 選No.57 47.77 0.09 翼No.58 47.95 0.18 翼No.59 48.86 0.91 翼No.60 47.95	翼No.51		0.04
選No.54 治具に入らず 選No.55 47.79 選No.56 47.86 0.07 選No.57 47.77 0.09 翼No.58 47.95 0.18 翼No.59 48.86 0.91 翼No.60 47.95	翼No.52	治具に入らず	
選No.55 47.79 選No.56 47.86 0.07 選No.57 47.77 0.09 選No.58 47.95 0.18 選No.59 48.86 0.91 選No.60 47.95	翼No.53		
選No.56 47.86 0.07 選No.57 47.77 0.09 選No.58 47.95 0.18 選No.59 48.86 0.91 選No.60 47.95	翼No.54	治具に入らず	
選No.59 47.88 0.09 選No.57 47.77 0.18 選No.58 47.95 0.91 選No.60 47.95 0.91	翼No.55	47.79	0.07
選No.58 47.95 0.18 選No.59 48.86 0.91 翼No.60 47.95	翼No.56	47.86	
漢No.58 47.95 翼No.59 48.86 翼No.60 47.95	翼No.57	47.77	
翼No.60 47.95 0.91	翼No.58	47.95	
異No.60 47.95	翼No.59	48.86	
翼No.61 損傷翼	翼No.60	47.95	0.91
	翼No.61	損傷翼	

1 L	, [H]	似左(N	
Γ	管理No.	計算値②	高低差
-	翼No.1	折損翼	
	翼No.2	66.69	
-	翼No.3	治具に入らず	
Н	翼No.4	66.69	
-	翼No.5	67.33	0.64
-	翼No.6	66.65	0.68
-			0.03
-	翼No.7	66.68	0.00
-	翼No.8	66.68	0.03
۲	翼No.9	66.71	
-	翼No.10	治具に入らず	
-	翼No.11	66.68	0.00
-	翼No.12	66.68	0.01
3	翼No.13	66.69	0.76
3	翼No.14	67.45	
3	翼No.15	66.68	0.77
3	翼No.16	66.64	0.04
1	翼No.17	66.68	0.04
3	翼No.18	66.70	0.02
ı.	翼No.19	66.71	0.01
-	翼No.20	66.70	0.01
-	翼No.21	66.68	0.02
-	翼No.22	66.70	0.02
н			0.02
-	翼No.23	66.68	0.01
-	翼No.24	66.69	0.00
-	翼No.25	66.69	
	翼No.26	治具に入らず	
-	翼No.27	66.68	0.01
3	翼No.28	66.69	0.02
4	翼No.29	66.71	
3	翼No.30	66.66	0.05
1	翼No.31	66.67	0.01
1	翼No.32	66.62	0.05
1	翼No.33	破面観察	
3	翼No.34	引張試験	
-	翼No.35	引張試験	
н	翼No.36	引張試験	
-	翼No.37	66.69	
н	翼No.38	66.68	0.01
-			0.00
H	翼No.39	66.68	0.01
-	翼No.40	66.69	3.01
-	翼No.41	他調査で使用	
н	翼No.42	他調査で使用	
3	翼No.43	他調査で使用	
-	翼No.44	他調査で使用	
3	翼No.45	他調査で使用	
3	翼No.46	66.67	0.00
3	翼No.47	66.69	0.02
1	翼No.48	66.68	0.01
3	翼No.49	66.70	0.02
3	翼No.50	66.69	0.01
-	翼No.51	66.70	0.01
-	翼No.52	治具に入らず	
-	翼No.53	66.70	
- 17	翼No.54	治具に入らず	
-			
- 17	翼No.55	66.68	0.02
	翼No.56	66.70	0.02
-	翼No.57	66.72	0.09
-	翼No.58	66.81	0.86
-	翼No.59	67.67	1.22
-	翼No.60	66.45	1.22
1 3	翼No 61	損傷翼	

	ーシンク	゙ヷイ゚
管理No.	計算値①	高低差
翼No.1	47.83	
翼No.2	47.83	0.00
翼No.3	47.94	0.11
翼No.4	47.95	0.01
翼No.5	47.81	0.14
翼No.6	47.81	0.00
翼No.7	47.83	0.02
翼No.8	47.81	0.02
翼No.9	47.92	0.11
	47.92	0.11
翼No.10 翼No.11	47.83	0.02
		0.03
翼No.12	47.80	0.02
翼No.13	47.82	0.01
翼No.14	47.81	0.03
翼No.15	47.84	0.02
翼No.16	47.82	0.01
翼No.17	47.83	0.01
翼No.18	47.84	0.02
翼No.19	47.86	0.06
翼No.20	47.80	0.03
翼No.21	47.83	0.00
翼No.22	47.83	0.01
翼No.23	47.84	0.02
翼No.24	47.82	1.62
翼No.25	49.44	1.63
翼No.26	47.81	0.04
翼No.27	47.85	0.01
翼No.28	47.84	0.02
翼No.29	47.82	0.03
翼No.30	47.79	0.04
翼No.31	47.83	0.03
翼No.32	47.86	0.02
翼No.33	47.88	0.05
翼No.34	47.83	0.00
翼No.35	47.83	0.02
翼No.36	47.85	0.00
翼No.37	47.85	0.03
翼No.38	47.82	0.00
翼No.39	47.82	-
翼No.40	47.82	0.00
翼No.41	治具に入らず	
翼No.42	47.84	0.03
翼No.43	47.81	-
翼No.44	47.83	0.02
翼No.45	47.81	0.02
翼No.46	47.84	0.03
翼No.47	47.83	0.01
翼No.48	治具に入らず	\vdash
翼No.49	47.82	0.01
翼No.50	47.83	0.01
翼No.51	47.85	0.02
翼No.52	47.87	0.02
翼No.53	47.83	0.04
翼No.54	47.84	0.01
翼No.55	47.84	0.00
翼No.56	48.71	0.87
翼No.57	47.83	0.88
翼No.58	治具に入らず	
翼No.59	47.84	
翼No.60	47.81	0.03
翼No.61	47.83	0.02

答理Ni。	計質結介	高低差	管理No.	計算値②	高低差
管理No.1	計算値① 47.83		翼No.1	66.71	
翼No.2	47.83	0.00	翼No.2	66.66	0.05
		0.11	翼No.3	66.76	0.10
翼No.3	47.94	0.01			0.01
翼No.4	47.95	0.14	翼No.4	66.77	0.07
翼No.5	47.81	0.00	翼No.5	66.70	0.02
翼No.6	47.81	0.02	翼No.6	66.68	0.02
翼No.7	47.83	0.02	翼No.7	66.70	0.04
翼No.8	47.81	0.11	翼No.8	66.66	0.01
翼No.9	47.92	0.11	翼No.9	66.67	0.02
翼No.10	47.81	0.02	翼No.10	66.69	0.01
翼No.11	47.83		翼No.11	66.70	0.06
翼No.12	47.80	0.03	翼No.12	66.64	0.06
翼No.13	47.82	0.02	翼No.13	66.70	0.07
翼No.14	47.81	0.01	翼No.14	66.63	0.09
翼No.15	47.84	0.03	翼No.15	66.72	
翼No.16	47.82	0.02	翼No.16	66.70	0.02
翼No.17	47.83	0.01	翼No.17	66.69	0.01
翼No.18	47.84	0.01	翼No.18	66.71	0.02
翼No.19	47.86	0.02	翼No.19	66.67	0.04
		0.06	翼No.20	66.70	0.03
翼No.20	47.80	0.03	翼No.21	66.71	0.01
翼No.21	47.83	0.00	翼No.21	66.67	0.04
翼No.22	47.83	0.01			0.05
翼No.23	47.84	0.02	翼No.23	66.72	0.04
翼No.24	47.82	1.62	翼No.24	66.68	1.53
翼No.25	49.44	1.63	翼No.25	68.21	1.56
翼No.26	47.81	0.04	翼No.26	66.65	0.07
翼No.27	47.85	0.01	翼No.27	66.72	0.04
翼No.28	47.84		翼No.28	66.68	0.05
翼No.29	47.82	0.02	翼No.29	66.73	0.04
翼No.30	47.79	0.03	翼No.30	66.69	0.03
翼No.31	47.83	0.04	翼No.31	66.72	
翼No.32	47.86	0.03	翼No.32	66.79	0.07
翼No.33	47.88	0.02	翼No.33	66.70	0.09
翼No.34	47.83	0.05	翼No.34	66.71	0.01
翼No.35	47.83	0.00	翼No.35	66.72	0.01
翼No.36	47.85	0.02	翼No.36	66.66	0.06
翼No.37	47.85	0.00	翼No.37	66.70	0.04
		0.03	翼No.38	66.64	0.06
翼No.38	47.82	0.00	翼No.39	66.74	0.10
翼No.39	47.82	0.00	翼No.40	66.65	0.09
翼No.40	47.82				
翼No.41	治具に入らず		翼No.41	治具に入らず	
翼No.42	47.84	0.03	翼No.42	66.62	0.04
翼No.43	47.81	0.03	翼No.43	66.66	0.03
翼No.44	47.83	0.02	翼No.44	66.69	0.00
翼No.45	47.81	-	翼No.45	66.69	0.00
翼No.46	47.84	0.03	翼No.46	66.69	0.04
翼No.47	47.83	0.01	翼No.47	66.65	0.02
翼No.48	治具に入らず	$\vdash \vdash$	翼No.48	治具に入らず	-
翼No.49	47.82		翼No.49	66.57	
翼No.50	47.83	0.01	翼No.50	66.64	0.07
翼No.51	47.85	0.02	翼No.51	66.69	0.05
翼No.52	47.87	0.02	翼No.52	66.73	0.04
		0.04	翼No.53	66.72	0.01
翼No.53	47.83	0.01	翼No.54	66.71	0.01
翼No.54	47.84	0.00	翼No.55	66.74	0.03
翼No.55	47.84	0.87	翼No.56	67.58	0.84
翼No.56	48.71	0.88			0.89
翼No.57	47.83	3.00	翼No.57	66.69	
翼No.58	治具に入らず	\vdash	翼No.58	治具に入らず	
翼No.59	47.84	0.03	翼No.59	66.71	0.02
翼No.60	47.81	0.03	翼No.60	66.69 66.72	0.02
			翼No.61		

評価

レーシングワイヤ孔高さの点検結果より、隣接するタービンブレードと の高低差が大きい箇所が確認された

【要因13】レーシングワイヤ取付

レーシングワイヤ止端部形状や取付状態に不良があると、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

・至近の本格点検記録により止端部形状や取付状態の点検結果を確認し、レーシング ワイヤ止端部形状や取付状態に異常のないこと

(2) 点検結果

・止端部形状や取付状態点検結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	止端部形状	異常なし**14	2018/10/31	図-7、8
2	取付状態	異常なし**14	2018/10/31	図-7、8

※14至近の第7回定検での本格点検記録(計測日:1994/11/1)を確認し、止端部形状や取付状態に異常がないことから、レーシングワイヤ取付に関する問題は確認されなかった。

単位: mm

計測位	一十一十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二十二	基準値	上段	下 段
第 1	a	2.7	5. 4	6. 1
第 1	b		1. 6	1. 5
第 2	a		5. 9	6. 2
第 2	b		1. 2	1. 2

計測位置の第1は、インペラ固定キー側 反対側を第2とする。

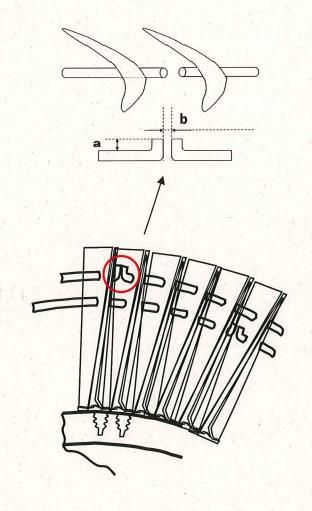


図-7 レーシングワイヤ止端部形状と取付状態 レーシングワイヤR側

単位: mm

計測位	7.置	基準値	上段	下 段
第 1	a		5. 6	5. 4
第 1	b	Ball H	1. 3	1. 4
第 2	а		5. 4	5.8
第 2	ъ		1. 2	1. 2

計測位置の第1は、インペラ固定キー側 反対側を第2とする。

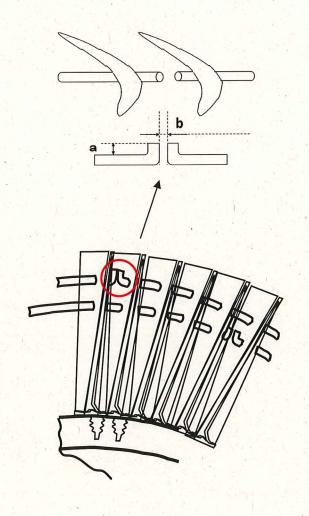


図-8 レーシングワイヤ止端部形状と取付状態 レーシングワイヤL側

【要因14】ブレード取外・取付作業

ブレードの取外・取付作業によって、ファツリー形状の変形や接触面の当たり状態が変化すると、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1) 調査内容及び判定基準

・過去の点検記録の確認及び外観目視点検を実施し、過去の点検時にタービンブレードの取外・取付作業によるファツリー形状の変形、接触面の当たり状態が変わった可能性について確認すること

(2) 点検結果

・過去の点検記録の確認結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	点検記録	取外・取付 実績あり ^{※15}	2019/1/7	_

※15当発電所2号機において発生した非常用ディーゼル発電機過給機の不具合に伴う 水平展開として、当該D/G過給機のレーシングワイヤ孔の再加工工事の際に実施 されていた。

• 外観目視点検結果

	点検対象	結果	点検日	備考
2	ファツリー部	異常あり※16	2019/1/7	_

^{※16} L側過給機のロータファツリー部端部に変形を確認。

【要因15】腐食・汚れ

腐食・汚れによる経年変化により、タービンブレードファツリー部とロータファツリー部間のクリアランス減少及び接触面の粗度が増加し、ファツリー部に応力が発生し、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・目視点検を実施し、腐食・汚れの有無を確認すること

(2) 点検結果

• 目視点検

	点検対象	結果	点検日	備考
1	ファツリー部	汚れあり ^{※17}	2018/10/17	_

※17酸化スケール及び煤と思われる汚れを確認。ファツリー部間のクリアランスへ汚れが入り込むことによりファツリー部間の当たり状態が変化し、ファツリー部に歪みによる局部応力が発生した可能性がある。使用継続に伴い、腐食・汚れが増加することで、タービンブレードのき裂発生を助長した可能性があると考える。

【要因16】運転負荷

現在の当該D/G運転負荷状況については、問題は確認されていないが、過去に運転 負荷上昇率の変更等の運用変更があった場合には、過給機への過負荷による過大応力を 発生させ、き裂発生の起因となっていた可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・過去の非常用ディーゼル発電機定例試験の出力上昇曲線について確認し、運転負荷 上昇率に変更がないこと

(2) 点検結果

· 出力上昇曲線調査結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	出力上昇曲線	異常なし**18	2019/2/21	図-9

※18納入から現時点に至るまで、発電機並列~定格負荷~発電機解列までの運用 方法に変更はなく、運転負荷状況に関する問題は確認されなかった。

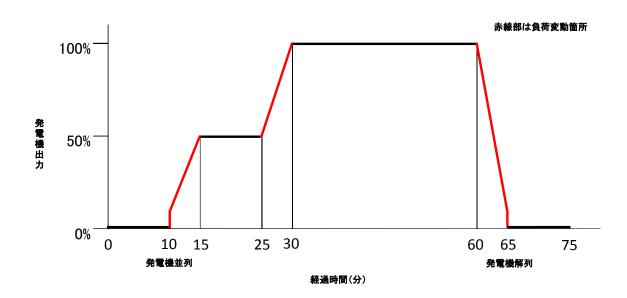


図-9 非常用ディーゼル発電機出力上昇曲線

【要因17】運転時間、起動回数

運転時間、起動回数が当該D/Gのみ過度に多い場合には、経年影響により、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・プラントの運転開始からの当該D/Gの総運転時間、起動回数について、非常用 ディーゼル発電機(A)と比較し、運転実績に特異性がないこと

(2) 点検結果

運転開始からの総運転時間、起動回数調査結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	総運転時間	異常なし**19	2018/9/14	表一16
2	起動回数	異常なし**19	2018/9/14	表-17

※19 1号機の他の非常用ディーゼル発電機と比較し、特異性はなく、運転時間、起動 回数に関する問題は確認されなかった。

表-16 非常用ディーゼル発電機総運転時間(2018/8/31 時点)

1 号機	非常用ディーゼル	非常用ディーゼル
	発電機(A)	発電機(B)
総運転時間※20	約543時間	約562時間

※20総運転時間は、定例試験記録より抽出し、建設時の試運転等は対象外

表-17 非常用ディーゼル発電機起動回数(2018/8/31 時点)

1 号機	非常用ディーゼル	非常用ディーゼル
	発電機(A)	発電機(B)
起動回数※21	423回	437回

※21起動回数は、定例試験記録より抽出し、建設時の起動回数等は対象外

【要因18】保守・整備

ロータシャフト取外・取付時に、ブレードを接触させると、き裂発生の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・前回の過給機本格点検記録を確認し、ブレードを接触させた等の記載がないこと

(2) 点検結果

• 本格点検記録調査結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	過給機本格点検記録	異常なし**22	2018/10/31	

※22前回の過給機本格点検記録(第14回定期検査、2005年)を調査したが、ブレードを接触させた等の記録はなく、保守・整備の影響に関する問題は確認されなかった。

【要因19】経時的変化

タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の寸法が経時的に変化する ことで、ファツリー部間のクリアランスにばらつきが生じ、ファツリー部接触部への応 力が増大することで、き裂の起因となる可能性がある。

(1)調査内容及び判定基準

・タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部の三次元計測を実施し、寸 法測定結果が設計値内にあること

(2) 点検結果

• 三次元計測結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	タービンブレードファツリー	異常あり※23	2010/2/2	DUXE 4
	部及びロータファツリー部	共吊めり ~~	2019/2/8	別紙-4

※23 一部のタービンブレードファツリー部の寸法が設計値を逸脱していることを確認。 一部のロータファツリー部の寸法が設計値を逸脱していることを確認。

摩耗による減肉や煤の付着による厚肉等も否定できないものの、経時的変化により ファツリー部間のクリアランスが変化していた可能性がある。

上記の点検結果を踏まえて、タービンブレードファツリー部及びロータブレードファツ リ部の応力解析結果を図-10に示す。

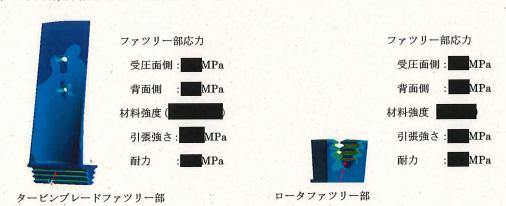


図-10 タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部応力解析結果

図-10より、タービンブレードファツリー部は、当該D/G定格運転中は0.2%耐力を加味した弾性限度を逸脱することから、経時的な寸法変化が生じる。一方、ロータファツリー部については、弾性限度を逸脱することがないため、経時的な寸法変化が生じることはない。

過給機タービンブレード応力解析 レーシングワイヤ遠心力荷重の作用方向の検討

(1)解析モデル

- · 過給機型式:
- ・解析ソフトウェア: ANSYS Mechanical Ver. 18.0 解析モデルの詳細を以下に示す。

(2)解析条件

• 材料定義

解析で使用した材料物性値を表-1に示す。

表-1 解析モデルの物性値

品名	材質	密度 (Kg/m³)	ヤング率 (GPa)	線膨張係数 (1/℃)	出典
タービンブレード	M. E.				※ 1
ロータシャフト					※ 2
レーシングワイヤ					※ 1

(出典) ※1: Total Materia Special Metal Corporation

※2:日本機械学会 金属材料の弾性係数

(3)解析の境界条件

・解析の境界条件を図―1に示す。

A 周期対称境界:ロータシャフトの圧力面側と負圧面側を周期対称境界とする。

B 回転速度 : 工場試験データによる。

C 排ガス圧力 : 工場試験データによる。

D 周方向拘束 : ロータシャフトの後縁側を周方向拘束とする。

E 軸方向拘束 :ロータシャフトの前縁側を軸方向拘束とする。

F 外周側レーシングワイヤ遠心力: N (1翼分のワイヤ質量×半径×角

速度~2より算出)

レーシングワイヤ半径 mm

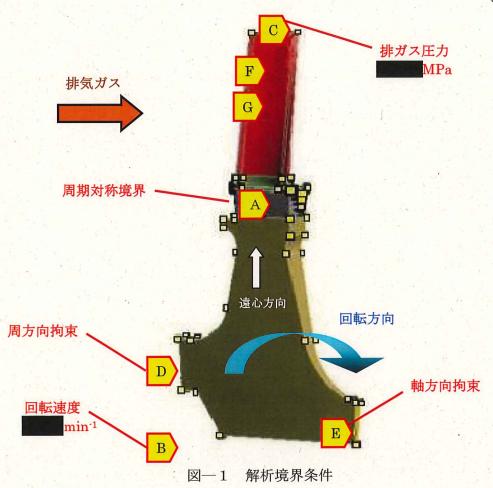
G 内周側レーシングワイヤ遠心力: N (1翼分のワイヤ質量×半径×角

速度~2より算出)

レーシングワイヤ半径 m

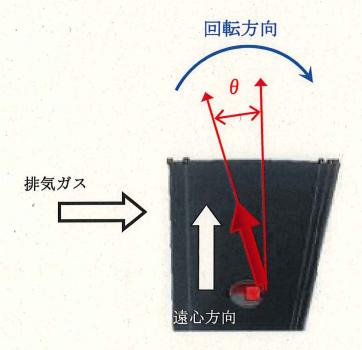
解析の温度条件は過給機運転時の ℃による。

(2/5)



・レーシングワイヤ遠心力作用方向

レーシングワイヤ遠心力作用方向は、図-200 方向で、5°、10°、15° 03 ケース解析する。



図一2 遠心力作用方向

(4)解析結果

・付加荷重による解析結果の確認

レーシングワイヤをモデル化して解析した結果と、付加荷重/作用角度 0° で解析した結果を比較し、付加荷重による解析の妥当性を確認する。図-3にレーシングワイヤをモデル化して解析した結果、図-4にワイヤモデルを無くし、レーシングワイヤ孔外周部に作用方向 0° で遠心力荷重を付加して解析した結果を示す。 2 つの結果の比較により、付加荷重計算ではわずかに受圧面側の応力が低下し、背面側の応力が増加しているものの、ほぼ同じ結果が得られているものと判断した。

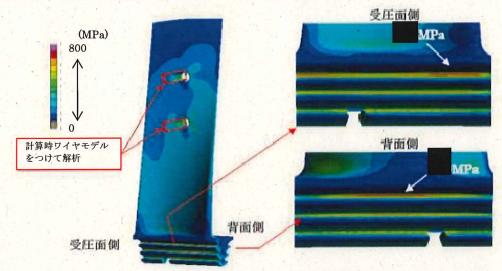


図-3 運転時の相当応力分布 (レーシングワイヤモデルで計算)

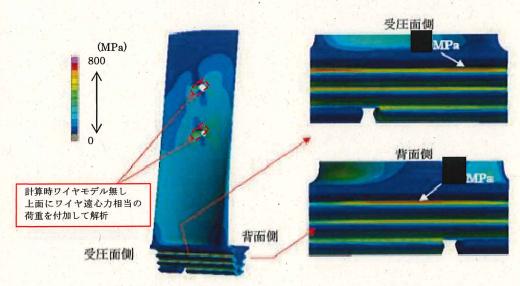


図-4 運転時の相当応力分布 (レーシングワイヤ付加荷重で計算)

・付加荷重の作用方向に傾きがある場合の解析結果

図-5に作用方向が5°、10°、15° のときのファツリー部の応力コンター図を示す。この結果より、レーシングワイヤによる遠心力の作用方向に傾きがある場合には、傾斜が付くほど、受圧面側ファツリー部の応力が低下し、背面側ファツリー部の応力が高まることが確認された。特に受圧面側については大きく応力が低下し、10°以上の傾きがある場合には、材料の弾性変形の範囲内となっている。表-2に解析結果をまとめた。

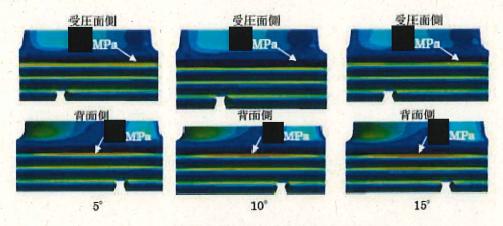


図-5 付加荷重方向の変化と相当応力分布

表一2	付加荷重による応力解析結果-	一覧	(里位:MPa)

No.	排ガス 圧力	ワイヤ モデル/ 付加荷重	付加荷重 作用角度	受圧面側 ファツリー部	背面側 ファツリー部	材料 0.2% 耐力	材料 引張 強度
1	あり	荷重なし	なし				
2	あり	モデル	なし				
3	あり	付加荷重	0°				
4	あり	付加荷重	5°				
5	あり	付加荷重	10°				N
6	あり	付加荷重	15°	TO DESCRIPTION			

・高サイクル疲労評価

付加荷重の作用方向に傾きを付けて計算した静的応力解析の結果について、レーシングワイヤの付加荷重の作用方向を 0°及び 15°傾けた場合について、ファツリー部第一くびれタービンブレードに生じる相当応力の差から平均応力と応力振幅を算出し、修正グッドマン線図にプロットした結果を図ー6に示す。

タービンブレードに発生する平均応力と応力振幅は、作用角度が付いた場合にわずか に疲労限度に近づくものの疲労限度内にあることが確認された。

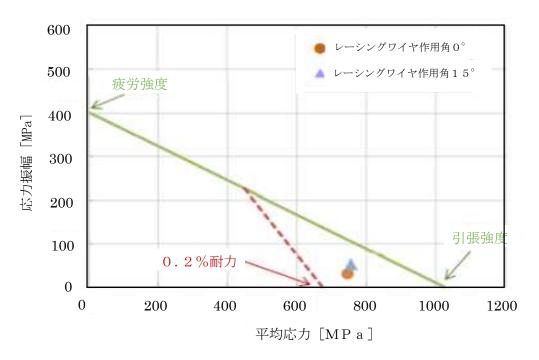


図-6 修正グッドマン線図

過給機ロータアッセンブリモデルによる固有値解析結果

起動・停止過程における過給機の過回転による過大応力(共振)の影響を確認するため、タービンブレードとロータシャフトのアッセンブリモデルにて固有値解析を実施した。なお、タービンブレードとロータシャフトのハンマリング試験を実施し、解析結果の妥当性を確認した。

(1) 解析方法

- · 過給機型式:
- ・解析ソフトウェア: ANSYS Mechanical Ver. 18.0
- ・解析モデル:ロータアッセンブリ固有値解析モデル図を「図-1」に示す。

全てを3Dモデル化した場合には計算が収束しないことから、タービン翼数 枚より1/ カットモデルとした。一方でインペラを1/ にカットすると計算できなかったことから、インペラのみフルモデルとし、その他は1/ カットモデルにて計算を行った。

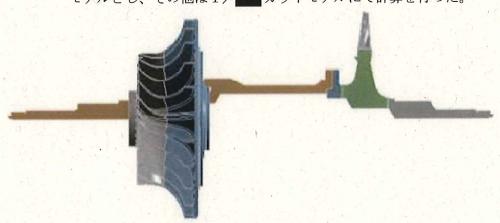


図-1 ロータアッセンブリ固有値解析モデル

(2)解析結果

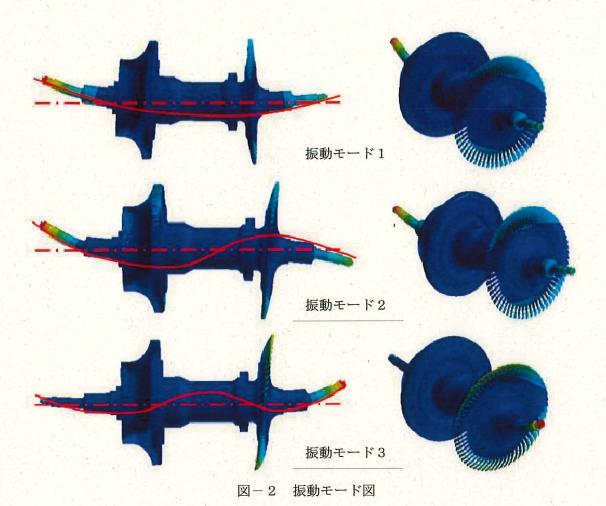
固有値解析結果を「表-1」、過給機回転周波数を「表-2」、振動モード図を「図-2」に示す。

表-1 固有値解析結果

振動モード	固有值(Hz)
1	
2	HESSES C
3	

表-2 過給機回転周波数

回転次数	回転周波数 (Hz)
1	
2	
3	



ロータアッセンブリモデルによる固有値解析より、振動モード1の固有値は回転1次周波数より大きく、定格運転状態までの間には危険速度を通過しない結果となった。また、「図-2 振動モード図」に示すとおり、タービンブレードの振れが大きくなる振動モード3の固有値は Hzと高く、通常の運転において、このような振動状態にはならないものと思われる。

よって、ロータアッセンブリモデルによる固有値解析にて過大な応力が発生しないことを確認した。

(3) タービンブレードのハンマリング試験による固有振動数計測結果

• 計測方法

計測対象:外観より接触痕等の少ない極力健全なブレードとして下記6枚を選定

R側No. 44、49、50、L側No. 2、10、30

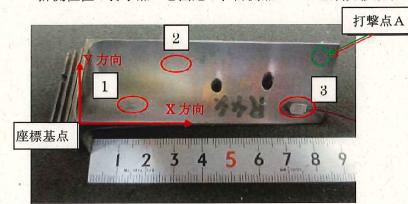
計測器:加速度ピックアップ

インパルスハンマ

FFTアナライザ

振動解析ソフト

計測位置:打撃点Aを固定し、計測点1~3を順次移動する。



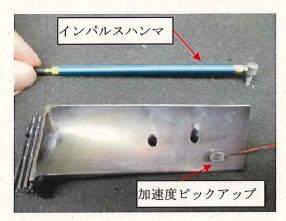
打擊点: A (固定)

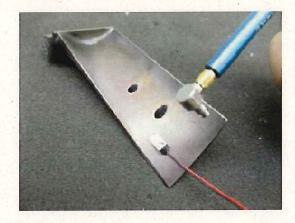
計測点:1、2、3(移動)

	座標(mm)
計測点	X	Y
1	15	10
2	30	25
3	75	10

計測方法:各計測点の周波数応答関数(伝達関数)を計測収集し、固有振動数 (ピーク値)を確認する。

ブレードの支持方法は、スポンジ上に置き、自由支持状態で計測する。





計測状態写真

計測結果及び解析結果

計測結果と解析結果を「表-3」に示す。

計測結果と解析結果はおよそ10%程度の差が見られたが、概ね一致しており、固有値解析の妥当性が確認されたものと考える。

表-3 計測結果と解析結果

振動	計測結果(Hz)数字はNo. を指す					計測平均	解析結果	差	
モード	4 4	49	5 0	2	1 0	3 0	①(Hz)	②(Hz)	2/11(%)
1	NAME OF								89. 0
2									92. 7
3									90. 1

(4/5)

また、解析した振動モード図(変形)を「図-3」に示す。







振動モード2



振動モード3

図-3 振動モード図(変形)

- (4) ロータシャフトのハンマリング試験による固有振動数計測結果
 - 計測方法

計測対象: L側ロータシャフト

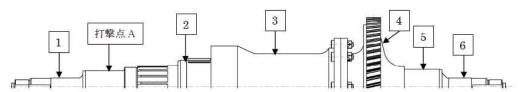
計測器:加速度ピックアップ

インパルスハンマ

FFTアナライザ

振動解析ソフト

計測位置:打撃点Aを固定し、計測点1~6を順次移動する。



計測方法:各計測点の周波数応答関数(伝達関数)を計測収集し、固有振動数 (ピーク値)を確認する。

ロータの支持方法は、スポンジ上に置き、自由支持状態で計測する。





計測状態写真

計測結果及び解析結果

計測結果と解析結果を「表-4」に示す。

解析結果は、「図-4 ロータシャフト固有値解析モデル」に示すとおり、ハンマリング試験を行ったロータシャフトをモデル化して実施した。

計測結果と解析結果は概ね一致しており、固有値解析の妥当性が確認された。

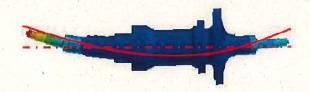
表-4 計測結果と解析結果

振動モード	計測結果① (Hz)	解析結果②(Hz)	差②/①(%)
1	Days and		97.7
2			96.0
3			95.7



図-4 ロータシャフト固有値解析モデル

また、解析した振動モード図(変形)を「図-5」に示す。



振動モード1

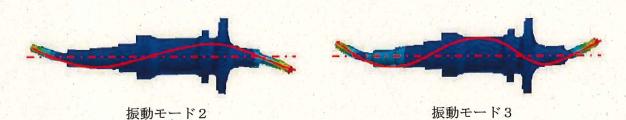


図-5 振動モード図 (変形)

タービンブレードレーシングワイヤ孔加工に関する確認結果

タービンブレードレーシングワイヤ孔加工は、図-1に示す加工治具を用いて加工する。 加工治具は、治具台座とドリルビットガイドが一体でボルト留めされるが、レーシングワイヤ孔の高さ方向へのずれが発生する可能性について、加工治具を構成するパーツの組立 寸法を評価し、位置ずれの要因について調査を実施した。

孔位置がずれる可能性を調査した結果、以下の2つの要素により発生する可能性を確認 した。

- (1) 位置設定プレートは、治具ベース固定ボルトの緩み及びタービンブレードファツリー部固定治具の調整代により最大 mmの位置調整が可能であることを確認
 - ・治具ベース固定ボルトの緩み: mm
 - ・位置設定プレート調整代: mm
 - ·合計: mm
- (2) 位置設定プレートとドリルガイド及びドリルとの寸法差により、最大 mの製作誤差が発生することを確認
 - ・位置設定プレートとドリルガイド寸法差: mm
 - ・ドリルガイドとドリル寸法差: mm
 - ·合計: mm

(1)の固定ボルトが緩んでいた場合は、(2)製作誤差の最大値が加わることで最大mmのタービンブレードレーシングワイヤ孔高さの位置ずれが発生する可能性があることを確認した。

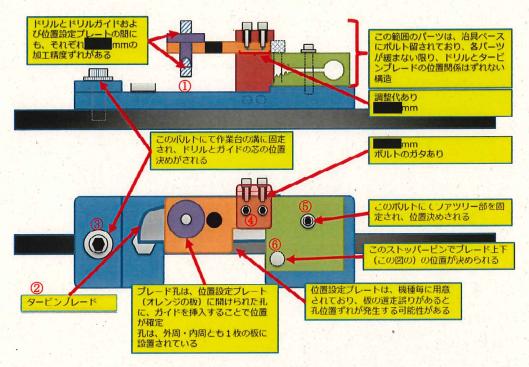


図-1 加工治具

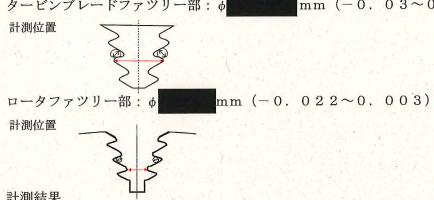


参考 タービンブレードレーシングワイヤ孔加工状況 (再現)

タービンブレードファツリー部及びロータファツリー部 三次元計測結果

1. 計測対象

- ・任意性を考慮し、全タービンブレードファツリー部、ロータファツリー部の約10% とし、R側過給機及びL側過給機より各一枚ずつ選定する。
- ・オーバピン計測※1で設計寸法どおりのブレードと設計寸法を逸脱したブレードより、 任意のブレードを選定する。
- ※1球面マイクロメータ又はピンゲージを用いてファツリー部の第2くびれ部を計測 β ービンブレードファツリー部: ϕ mm (-0.03~0)



2. 計測結果

タービンブレードファツリー部は、全体に厚みがあることが認められた。 ロータファツリー部は、翼中3翼について背面側に厚みのある部分が認められた。 なお、図中の寸法ゲージは、赤色+0.05mm ~ 緑色±0 ~ 濃青色-0. 05mmを示す。

- 図-1 R側過給機のタービンブレードファツリー形状 三次元計測結果 参照
- 図-2 L側過給機のタービンブレードファツリー形状 三次元計測結果 参照
- 図-3 R側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 参照
- 図-4 L側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 参照

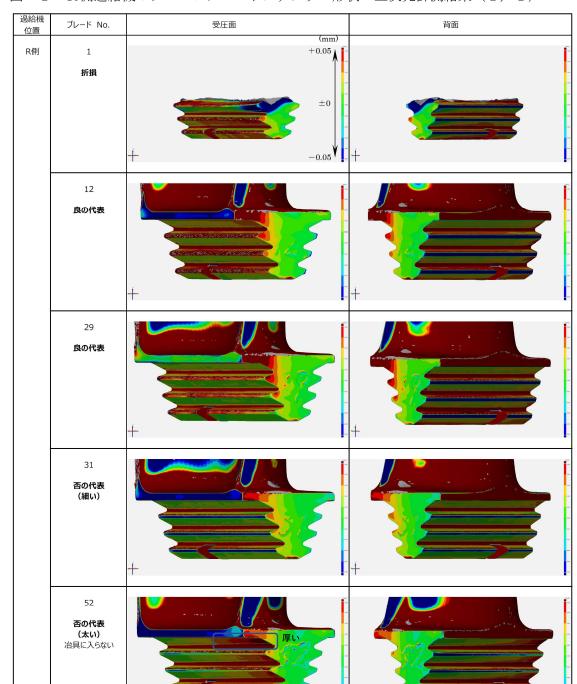


図-1 R側過給機のタービンブレードファツリー形状 三次元計測結果 (1/1)

厚みに傾斜がみられる

厚みに傾斜がみられる

54 **否の代表 (太い)** 冶具に入らない

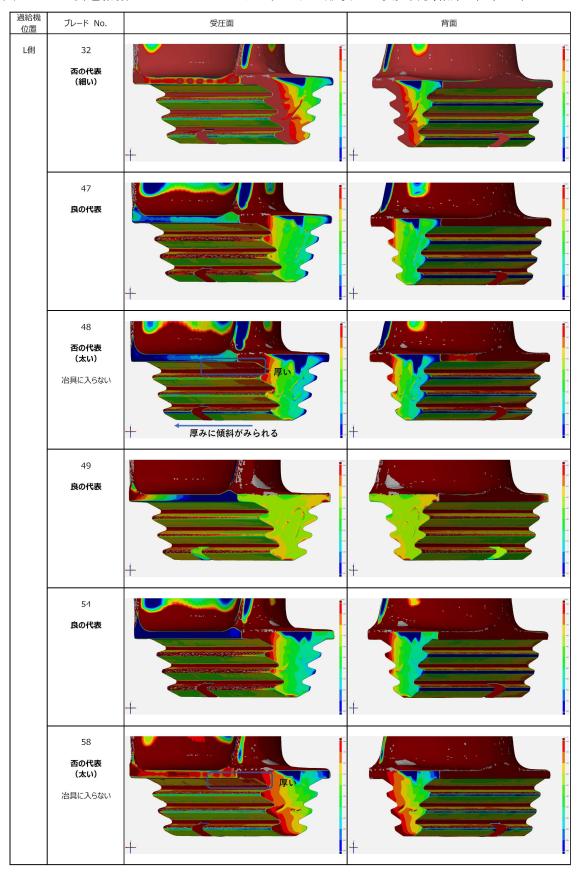
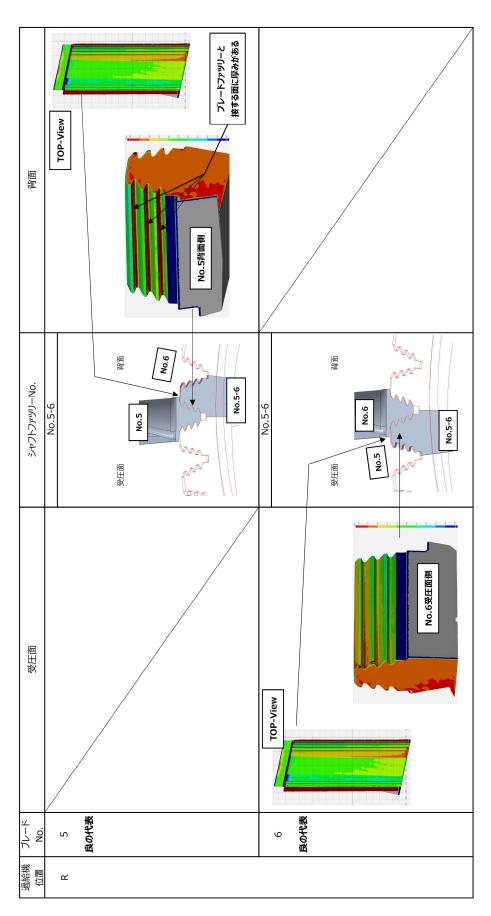


図-2 L側過給機のタービンブレードファツリー形状 三次元計測結果 (1/1)

ブレードファッリーと 接する面に厚みがある TOP-View TOP-View No.61背面側 No.1背面側 No.1 計画 計画 計画 No.1-2 No.61-1 シャフトファッリーNo. No.61-1 No.1-2 No.2 No.1 No.61 No.1-2 No.61-1 No.61-1 No.61 No.1 受圧面 受圧面 受圧面 No.1受圧面側 No.2受圧面側 TOP-View TOP-View ブレード No. 折損隣 折損隣 2 61 ~

図-3 R側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (1/4)

図-3 R側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (2/4)



TOP-View TOP-View No.24背面側 No.23背面側 No.24 温 No.25 No.23-24 No.24-25 No.23-24 シャフトファッリーNo. No.25 No.24 No.23 No.24-25 No.24 No.23 受圧面 受圧面 受圧面 No.24受圧面側 No.25受圧面側 TOP-View TOP-View 24 **否の代表** (狭い) 25 **否の代表** (狭い) 23 **否の代表** (狭い) ~

図-3 R側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (3/4)

TOP-View No.58背面側 計画 量量 No.58-59 シャフトファツリーNo. No.58-59 No.58-59 No.59 No.58-59 No.58 受圧面 No.59受圧面側 TOP-View 良の代表 過給機 ブレード 位置 No. 良の代表 28 29 ~

図-3 R側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (4/4)

図-4 L側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (1/4)

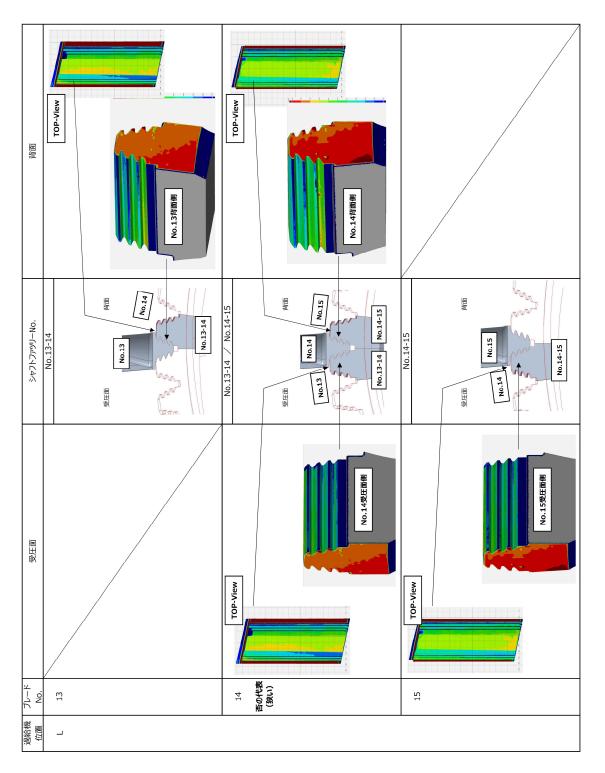


図-4 L側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (2/4) ブレードファッリーと 接する面に厚みがある TOP-View No.24背面側 温 計画 No.24-25 シャフトファッリーNo. No.24-25 No.25 No.24 No.24-25 No.24 受圧面 No.25受圧面側 TOP-View 否の代表 (狭い) # 器 器 き裂翼 25 24 過給機 位置

図-4 L側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (3/4)

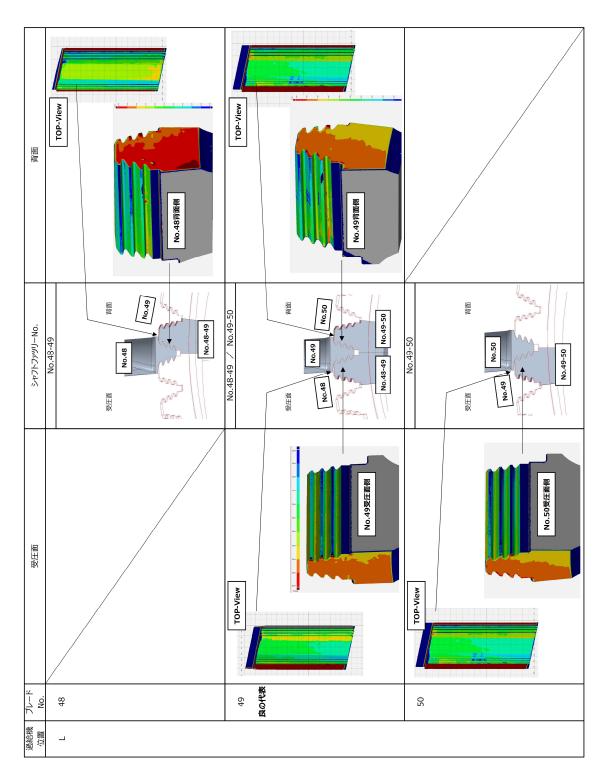
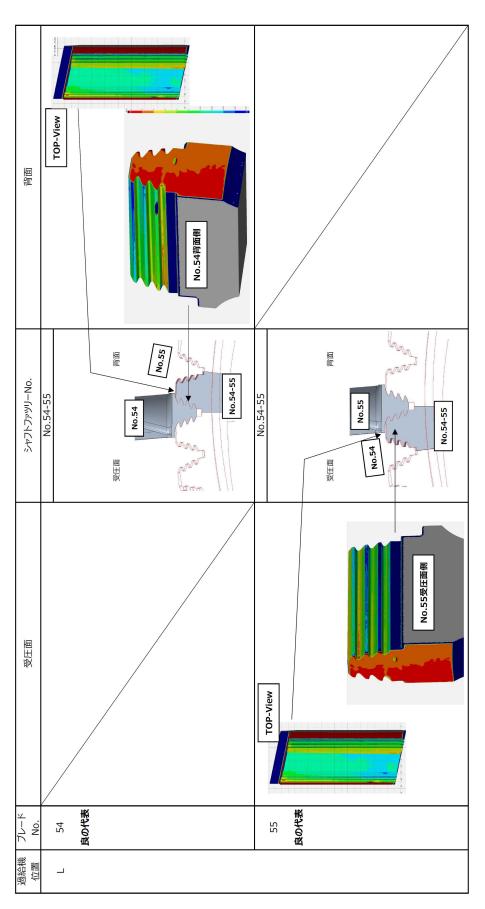


図-4 L側過給機のロータファツリー形状 三次元計測結果 (4/4)



タービンブレードの疲労破壊に関する考察

点検調査にて確認されたレーシングワイヤ孔高さ設計値逸脱及びファツリー部寸法の設計値逸脱が、タービンブレードファツリー部に及ぼす影響について、各状況を踏まえた応力解析を実施した。

(1)解析モデル

- 過給機型式:
- ・解析ソフトウェア: ANSYS Mechanical Ver. 18.0 解析モデルの詳細を以下に示す。

(2)解析条件

材料定義 解析で使用した材料物性値を表-1に示す。

表-1 解析モデルの物性値

品名	材質	密度 (Kg/m³)	ヤング率 (GPa)	線膨張係数 (1/℃)	出典
タービンブレード					※ 1
ロータシャフト					※ 2
レーシングワイヤ					※ 1

(出典) ※1 Total Materia Special Metal Corporation ※2日本機械学会 金属材料の弾性係数

(3)解析の境界条件

解析の境界条件は以下のとおり。

A 周期対称境界 : ロータシャフトの圧力面側と負圧面側を周期対称境界とする

B 回転速度 : 工場試験データによる

C 排ガス圧力 : 工場試験データによるピーク圧力 (c. 解析結果※1参照)

D 周方向拘束 : ロータシャフトの後縁側を周方向拘束とする E 軸方向拘束 : ロータシャフトの前縁側を周方向拘束とする

F 外周側レーシングワイヤ遠心力: N (1 翼分のワイヤ質量×半径×角速度² より算出)

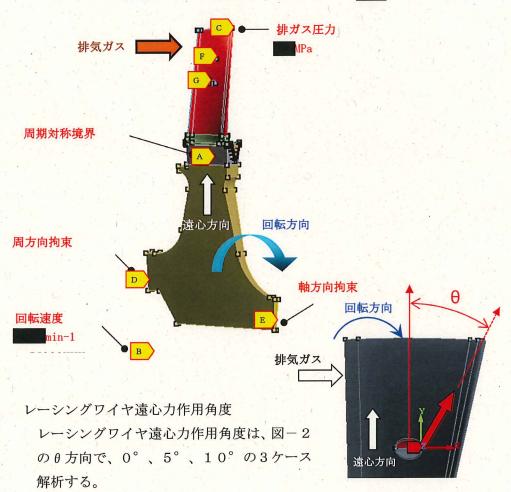
レーシングワイヤ半径 mm

G 内周側レーシングワイヤ遠心力: N (1 翼分のワイヤ質量×半径×角速度^2 より算出)

レーシングワイヤ半径 mm

解析の温度条件は過給機運転時の ℃による。

排ガス圧力:機関運転時の排気脈動を考慮し、ピーク圧力である MPaを解析条件とした。



(4)解析結果

表-2にパラメータを変化させて解析した結果を示す。

平均応力は、排ガス圧力がある場合とない場合の平均、応力振幅は、排ガス圧力が ある場合とない場合の応力差として計算した。この結果より、レーシングワイヤの作 用角が傾いた場合に、応力振幅が大きくなることがわかった。

					I have been a finished to	
ファツリー	解析	ワイヤ角	背面応力	平均応力	応力振幅	評価
隙間 (mm)	Case-No	(°)	(MPa)	(MPa)	(MPa)	
				% 2	※ 2	
	-	作用無			THE REAL PROPERTY.	<u> </u>
通常	Case-1	0				0
	Case-2	5				0
	Case-3	10				0
		作用無				
背面のみ	Case-4	0				0
0.05 狭い	Case-5	5				0
	Case-6	10				×
		作用無				1
背面のみ	Case-7	0				О
0.10 狭い	Case-8	5				0
	Case-9	10				×

表-2 解析結果-覧表 (単位: MPa)

※2 平均応力は隙間状態が「通常」、「背面のみ0.05狭い」、「背面のみ0.10狭い」 各ケースの応力とワイヤ作用無状態(表中①を付した)との平均値、応力振幅はそれぞれの差とした。

(2) 高サイクル疲労評価

表―2の結果について、修正グッドマン線図にプロットした結果を図-1に示す。

タービンブレードの背面側ファツリー部に発生する平均応力は排ガス圧力とレーシング ワイヤに作用角度がついた場合が重なった場合に、減少する傾向にあるが、その一方で応 力振幅が増加する。また隙間が減少した場合には、排ガス圧力がかからない場合に背面側 ファツリー部の応力を高める作用がある。これらの要因が重なることにより、条件によっ ては背面側ファツリー部応力が疲労限度を超える可能性があることを確認した。

現品の3D形状計測結果より、R側No. 5ブレードの背面側ファツリー部はクリアラ

^{※1} 排ガス圧力は MPa

ンスが $0.05 \,\mathrm{mm}$ 狭くなっている状況が確認されている。また L 側 $No.25 \,\mathrm{ブレード}$ 部のレーシングワイヤには、約 $10 \,\mathrm{g}$ の曲がりがみられた。この曲がりによりブレードに $10 \,\mathrm{g}$ の角度でワイヤ遠心力が作用する可能性が考えられる。これらの現品調査結果を反映した解析は $\mathrm{case} - 6 \,\mathrm{case} - 6 \,\mathrm{case}$ 、 $\mathrm{case} - 6 \,\mathrm{d}$ 、 Omega の修正グッドマン線図において、疲労限度線をわずかに超えるところに位置することがわかった。

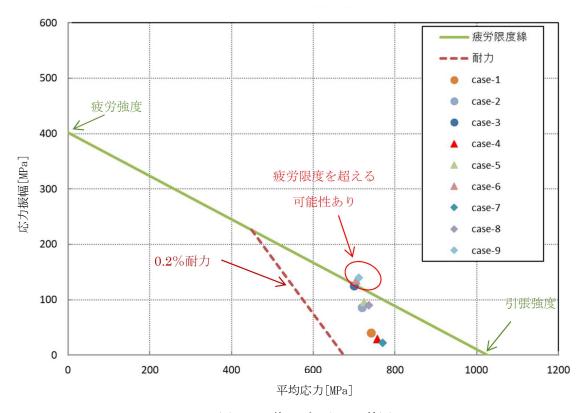


図-1 修正グッドマン線図

(3)解析結果まとめ

レーシングワイヤの遠心力荷重がタービンブレードに対し傾いて作用した条件及びファツリー部クリアランスが減少した条件を仮定し、静的応力解析を行った結果、レーシングワイヤ作用方向に角度がつくほど背面側ファツリー部の応力振幅が大きくなり、2つの要素が重なった場合には、疲労限度を超える可能性があることがわかった。

ファツリー部の隙間は、現品の3Dスキャンによる寸法計測結果より、約0.05mm減少していることが確認されており、またレーシングワイヤも現品調査の結果、約10°程度曲がりがみられる。この2つの条件が重なった場合にて解析を行ったところ、疲労限度をわずかに超える結果となった。従って、このことはタービンブレードがファツリー部より疲労破壊に至ったメカニズムをおおよそ再現しているものと考える。

過給機軸固着に伴う影響調査結果

R側過給機軸固着に伴い、当該D/Gの排気側・給気側それぞれに、損傷部品の破片が 流出した可能性が高いことから、ディーゼル機関の点検を実施した。

(1) 点検内容及び判定基準

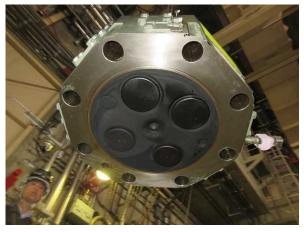
- ・R側全9気筒の開放を実施し、過給機の損傷部品がないこと
- ・L側代表2気筒の開放を実施し、過給機の損傷部品がないこと
- ・R側及びL側排気管全数に対し内部点検(目視点検)及び伸縮継手の内外面点検を 実施し、異常がないこと
- ・R側空気冷却器の開放点検を実施し、異常がないこと

(2) 点検結果

	点検対象	結果	点検日	備考
1	R側シリンダ	異常なし	2018/11/16~	
1		共市なし	11/19	_
0	T 相に対したが	田舎わり	2018/11/16~	
2	L側シリンダ	異常なし	11/19	_
3	排気管・伸縮継手	異常なし	2018/11/28	_
4	R側空気冷却器	異常なし**1	2018/11/27	_

※1R側空気冷却器を開放した結果、空気冷却器に異常は確認されなかったが、R側過給機損傷部から発生したと考えられる金属片の混入を確認。

R側シリンダ



シリンダヘッド取外(No. 10)



ライナー内面確認 (No. 10)

L側シリンダ



シリンダヘッド取外(No. 1)



ライナー内面確認(No. 1)

排気管・伸縮継手



L側排気管 · 伸縮継手



L側排気管 (内部)



R側排気管 · 伸縮継手



R側排気管(内部)

空気冷却器



R側空気冷却器

保守管理に関する調査結果

保全プログラムによる点検(表-1参照)

(1) 過給機点検

・本格点検(分解点検):5サイクル毎 外観目視点検及びタービンブレード翼部の非破壊検査(PT) ベアリング交換 インデューサ、インペラの寸法検査 オイルポンプ芯振れ計測 インデューサ、インペラ、ディフューザ、ノズルリング非破壊検査(PT)

・簡易点検(潤滑油交換): 1 サイクル毎 潤滑油交換を実施

表-1 当該D/G保守状況調査記録

定期検査	定期検査期間	点検内容
第7回	1994/9/18~1994/12/27	本格点検
第 (凹	1994/9/10/~1994/12/21	(K2水平展開工事)
第9回	1997/6/28~1997/9/11	本格点検
第14回	2005/6/14~2006/5/30	本格点検

過去の類似事象に関する調査結果

非常用ディーゼル発電機過給機のタービンブレード折損に関する過去の類似事象について、以下の方法により調査した。調査結果を表-1 に示す。本事象のようにタービンブレードファツリー部に疲労破壊が生じた事象は確認されなかった。

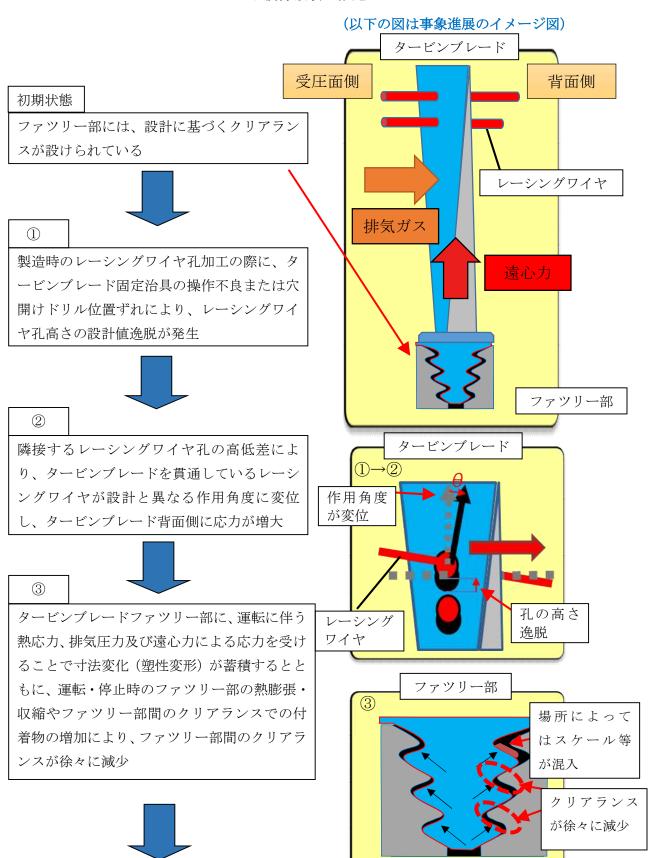
調查方法

- ・原子力安全推進協会の国内外トラブル情報 (NUCIA) から非常用ディーゼル発電機過給機のタービンブレード折損に関する情報を検索。
- ・原子力安全推進協会の海外故障・トラブル要約情報(INPO、WANO、NRC等の情報を要約したもの)から非常用ディーゼル発電機 過給機のタービンブレード折損に関する情報を検索。
- ・その他国内原子力事業者のプレス情報等から非常用ディーゼル発電機過給機のタービンブレード折損に関する情報を検索。

表-1 調査結果

プラント	異常発生日 (発見日)	損傷状況	原因	水平展開要否
北海道電力 泊3号機	2009/8/19	・タービンブレードの翼部破損 (強制破断の様相が見られた)・ノズル押え板固定ボルト緩み 等	製造組立て時 の施工不良	済み (点検組立て時のトルク管理)
関西電力 美浜1号機	2013/2/5	・タービンブレードの翼部破損 (強制破断の様相が見られた)・ブロアインペラ固定ボルトの緩み 等	点検組立て時 の施工不良	不要 (構造が異なるため)
JAEA 東海再処理施設	2018/8/4	・タービンブレード外周部の摩耗 ・軸受損傷 ・油溜まり部に多量の金属粉が発生 等	オイルシール部の摺動摩耗	検討中 (2018/12/17 の公表を受けて)

タービンブレード疲労破壊の推定メカニズム





4

タービンブレード取外し後の手入れに伴うファツリー部の付着物除去により、タービンブレード再取付け後のファツリー部間の当たり状態やクリアランスが部分的に変化



(5)

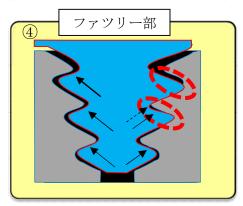
タービンブレード背面側への応力増大とファツリー部間の当たり状態やクリアランスの変化に伴う応力集中に、運転・停止時の熱膨張・収縮が加わることで、ある時点を境に、ディーゼル機関からの排気脈動を加えた運転時の応力が疲労限度を超え、ファツリー部くびれ部にき裂が発生

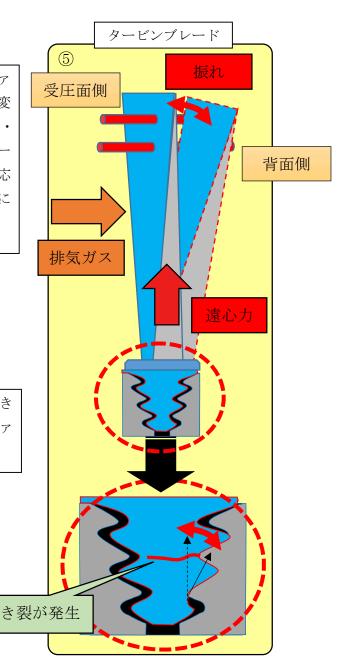


(6)

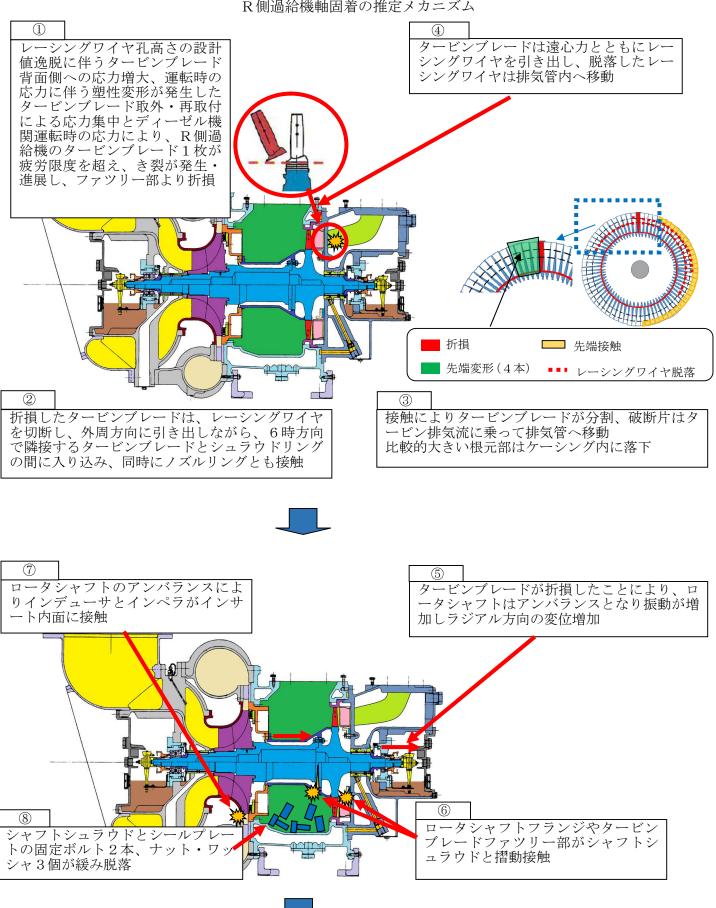
増大した運転時の応力を受け続けることで、き 裂が進展し、最終的にタービンブレードがファ ツリー部より延性破壊し、折損

(以下の図は事象進展のイメージ図)



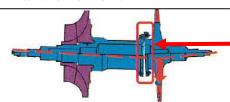


R側過給機軸固着の推定メカニズム





ロータシャフトフランジがシャフトシュラウドと摺動接触し、ロータシャフトフランジ結合部に隙間が発生

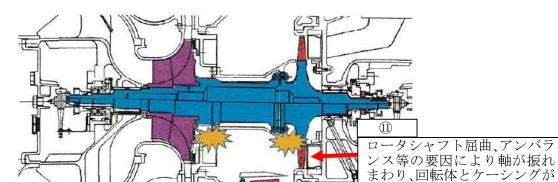


ロータシャフト結 合ボルトに曲り、伸 びが発生

ロータシャフトの 結合部が口開き



ロータのアンバランスに対し剛性の低いシャフト結合 箇所の結合面に最大0.5 m mの隙間が生じた。(ボルト に緩みはなかった。)



 $\widehat{10}$

シャフトシュラウド下部は、シャフト シュラウド自身の振動またはロータ シャフトとの接触により破損し、ケー シング内に破損部が脱落

タービン側ころ軸受のころ転動面 外観では、内輪軌道面の約1/3周 のころが摩耗、変形。瞬間的に大き な荷重(衝撃荷重)を受けたものと 推定





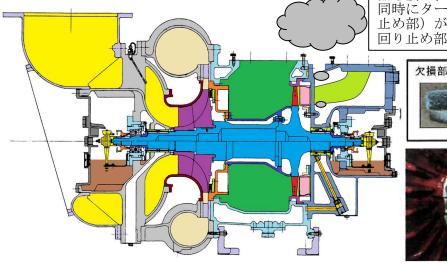
灰色のもやが過給機周囲から確認された。

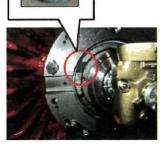
12

キックバック現象によりロータシャフトが3時方向に急負荷し、ベアリングのころと保持器を潰し、完全軸固着同時にタービン側弾性装置(軸受押さえ回り

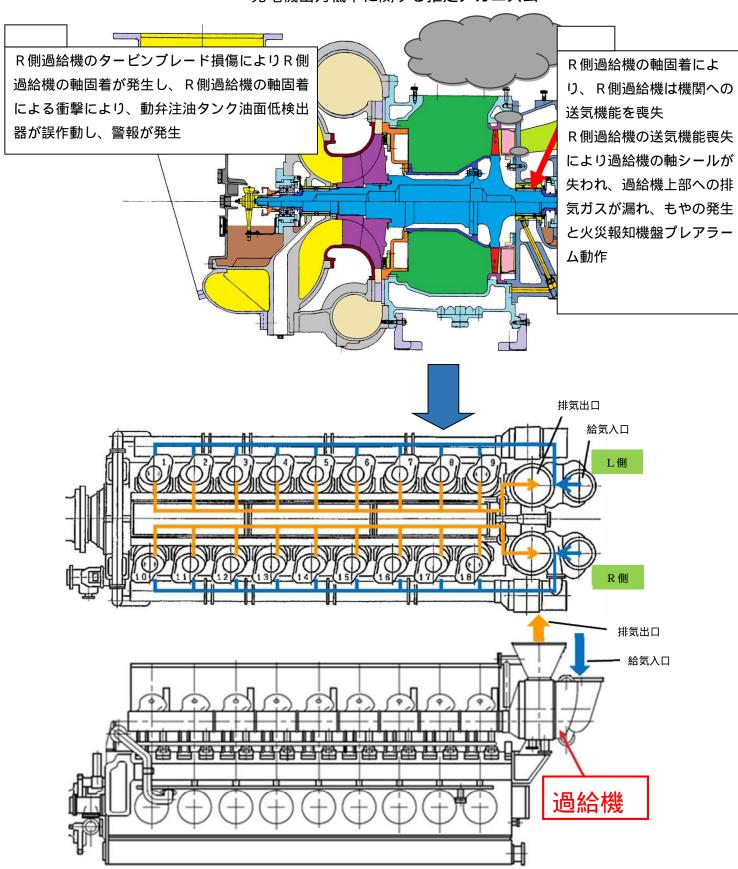
強く接触

同時にタービン側弾性装置(軸受押さえ回り 止め部)が逆回転方向に回転し、軸受押さえ 回り止め部の爪を折損させ270°回転



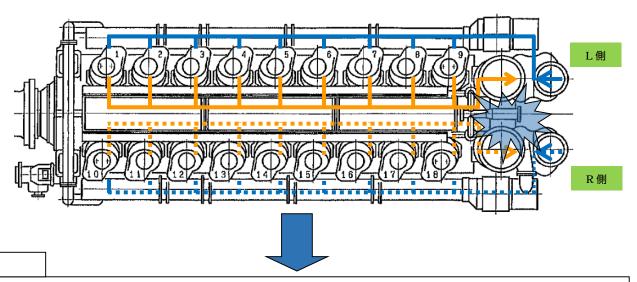


発電機出力低下に関する推定メカニズム

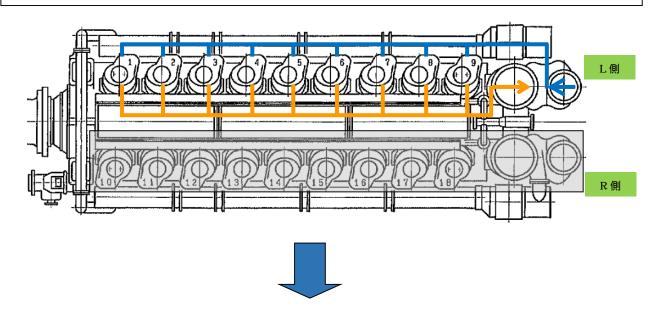




過給機のR側とL側は、給気と排気ラインが各々分離しており、L側への送気及び機関の運転は継続一方、R側は燃焼室への送気がほぼ遮断され、R側シリンダは不完全燃焼から未燃焼状態となった R側シリンダ内のピストン上下動作は圧縮損失となりL側シリンダへの動作抵抗が増加し、機関回転速度を低下させるように働く



系統連携した機関の回転速度は変化せず、手動ガバナ操作であったため、ガバナは機関への燃料供給量を変化することなく機関出力は急激に低下



機関出力が低下傾向状態では、R側シリンダの抵抗を上回る機関出力をL側シリンダで発生させることができず、発電機出力が0MW近傍まで急激に低下

