

# 平成20年度

# 省エネ型油槽ポンプ駆動用蒸気タービンの技術開発 成果報告書

平成21年3月

(社)日本舶用工業会

#### はしがき

本報告書は、競艇の交付金による日本財団の助成金を受けて、平成20年度に社団 法人日本舶用工業会が実施した「省エネ型油槽ポンプ駆動用蒸気タービンの技術開発」 事業の成果をとりまとめたものである。

現在、スエズマックス型(15万トン)以下の中・小型タンカータンカーの油槽ポンプ駆動用蒸気タービンは、カーチス単段型タービンが採用されているが、これは機関室のスペースが VLCC と比べて狭く、VLCC に搭載されているような効率の良いラトー3段型タービンが高さの制約から設置できないためである。

そこで、本事業では、こうした高さ制限を克服する新型の3段型の蒸気タービンを 開発し、約13%の効率改善をはかるもので、株式会社シンコーに委託して開発が行 われた。

ここに、貴重な開発資金を助成いただいた日本財団、並びに関係者の皆様に厚く御 礼申し上げる次第である。

平成21年3月

(社)日本舶用工業会

## 目 次

1.技術開発の目的	1
2.技術開発の目標	2
3. 実施経過	2
3.1 蒸気タービンの仕様	2
3.2 蒸気タービンの設計	2
3.3 試験及び評価	2
3.4 実施期間	3
3.5 実施場所	3
4. 実施内容	3
4.1 蒸気タービンの設計	3
4.1.1 タービンロータ	3
4.1.2 翼	3
4.1.3 軸封装置	3
4.1.4 ノズル	3
4.1.5 タービンケーシング	4
4.1.6 軸受	6
4.1.7 調速弁ケーシングと調整弁	6
4.1.8 調速装置(ガバナ)	6
4.1.9 タービンベッド、配管	7
4.1.10 減速歯車(ピニオン軸、ホイール、ホイール	軸)7
4.2 蒸気タービンの製作	8
4.2.1 蒸気タービンの重量	8
4.2.2 鋳造品の木型製作	9
4.2.3 機械加工	12
4.2.4 水圧試験	16
4.2.5 静的歯当試験	16

4.2.6	タービンロータ、ピニオン軸締結	16
4.2.7		17
4.2.8	組立	17
4.3 試	験	23
4.3.1	蒸気タービンの仕様	23
4.3.2	負荷ポンプの仕様	23
4.3.3	試験装置	23
4.3.4	試験内容	26
4.3.5	試験結果	27
4.3.6	開放検査	31
5.性能検	証システムの構築	37
5.1 €	デル	38
5.2 解	析条件	38
5.3 解	析結果	39
6.まとめ		42
添付図		
1. <i>9</i>	小形図 (OUTLINE DRAWING)	43
2. 苦	部品図 (MATERIAL LIST)	44
3. と	新面図 (SECTIONAL DRAWING)	45
4. ≦	全高比較図	46

#### 1.技術開発の目的

現在、スエズマックス型(15 万トン)以下のタンカーの油槽ポンプ駆動用蒸気タービンは、カーチス単段型タービンが採用されている。これは機関室のスペースが VLCC と比べて狭く、VLCC に搭載されているような効率の良いラトー3 段型タービンが設置できないためである。

90年初めのバブル崩壊後はコストを優先した機器が採用されてきたが、97年の京都会議を転機として世界的に地球温暖化防止への取り組みが本格化し、産業界においてはエネルギー効率の向上が緊急の課題となっている。

又、21 世紀になると原油価格の高騰が始まりこの 7 年間で 3 倍を超える異常上昇となり、タンカーの運航経費が大幅に上昇して海運業界の収益を圧迫することとなった。このため船主、荷主にはこれまでの価格一辺倒ではなく、イニシャルコストが少し高くなっても燃費の良いタービンのニーズが表面化してきている。

このような背景から、スエズマックス型以下の中・小型タンカーの狭い機関室にも設置可能な、設置高さを抑えた小型の高効率ラトー3段型タービンを新たに開発するものであり、タービン性能を改善し、燃費向上と環境改善を図ることを目的としている。

この3段型タービンは、現在のカーチス単段型タービンに比べ蒸気エネルギーを3段階に最適配分し、ノズル内で効率よく膨張させることで、与えられた熱エネルギーを有効に無駄なく仕事エネルギーに変換し、約13%の性能改善を達成するものである。

その結果、従来型のカーチス単段型蒸気タービンと比較して下記の使用蒸気量が削減できるので、ボイラー燃料の節約により CO<sub>2</sub>排出量を低減して環境改善に寄与する。

		油槽ポンプ	駆動用	(入口蒸気圧	)	低減			
No.	船種 (DW)	容量 x 全揚程	蒸気タービン  出力 x 回転数	従来型蒸気ター	ビン	開発蒸気ターと	ごン	蒸気量	改善率 (%)
	(DW)   m <sup>3</sup> /h x m	m³/h x m kW x rpm		MPa x x kPa	t/h/台	MPa x x kPa	t/h/台	t/h/隻 (3台)	
1	パ ナマックス 7万5千トン	2000 x 140	920 x 1560	1.42 x sat. x -60	10.5	1.81 x sat. x -60	9.1	4.2	13.3
2	アフラマックス 11万トン	2800 x 135	1250 x 1330	1.42 x sat. x -60	14.1	1.81 x sat. x -60	12.3	5.4	12.8
3	スエス <sup>*</sup> マックス 15万トン	3500 x 140	1600 x 1410	1.42 x sat. x -67	17.1	1.81 x sat. x -67	14.9	6.6	12.9

### 2.技術開発の目標

- 1)13%の効率改善を図ること。
- 2)目標高さを 2,300 mm とした小型化を行う。

これは、各船種の建造実績ある造船所に確認したところ、タービン全高が約 2,300 mm 程度であれば据付可能であることが判明したためである。さらに、船の有効スペースを変更しないで据付、配管できる構造とする。

### 3. 実施経過

3.1 蒸気タービンの仕様

開発対象としては 15 万トンスエズマックス型タンカー用の 1600kW 蒸気タービンとし、基本仕様を以下のように設定した。

1)型 式: 立形ラトー3 段減速式衝動タービン

2)機 名:RVR-0

3)蒸 気 条 件:1.81 MPag × sat(210 ) × -67 kPa(500mmHgV)

4)出力×回転数:1600 kW × 7093/1410 rpm

5)蒸気消費量:14.9 ton/h

#### 3.2 蒸気タービンの設計

下記の点に留意して設計を行った。

- 1)目標高さ 2,300mm 実現のためにタービンケーシング、調速弁ケーシング、減速車 室の小型化。
- 2)タービンロータの小型化、及び 50~100%の速度範囲で安全に使用可能な剛性・強度の確保。
- 3)性能改善を実現する翼プロファイル形状の決定、及び 50~100%の速度範囲で安全に使用可能な堅牢・小型化。
- 4)加工工数低減、性能改善を実現するフィン形状を持つ軸封構造の決定、及び昇速時、連続運転時の安定した運転を実現する隙間決定。

#### 3.3 試験及び評価

製品の油槽ポンプを負荷試験用ポンプとして性能試験を行い、評価を行った。

- 1)定格性能試験
- 2)負荷特性試験
- 3)排気圧力変更試験
- 4) ノズル変更試験
- 5) ラビリンスパッキン変更試験

- 6)速度変更試験
- 7)保安装置試験

#### 3.4 実施期間

開始:平成20年4月1日 終了:平成21年2月28日

3.5 実施場所

㈱シンコー、大州工場

#### 4. 実施内容

- 4.1 蒸気タービンの設計
  - 4.1.1 タービンロータ
    - 1)軸と翼車は、翼車厚みを最小にし、全長を短くするとともに剛性を高めるため一体鍛造構造を採用した。
    - 2)油槽ポンプは50~100%の速度範囲で運転されるので、剛性軸を採用した。
    - 3)全長を短くするため軸と一体の剛接手にてピニオン軸と締結し、3 点支持軸 受を採用した。

#### 4.1.2 翼

- 1)流れ解析ソフト(SCRYU/Tetra)を活用した性能検証システムを構築するため、 衝動速度に着目し、ノズルと翼を組み合わせた解析モデルを作成し、段落効 率を予測した。
- 2) 翼外周に装備するシュラウドは、製造工数低減のため翼と一体構造を採用した。

#### 4.1.3 軸封装置

- 1)軸貫通部からの蒸気漏洩は性能が低下するので、流れ解析によりラビリンスパッキンのフィン形状を最適化した。
- 2) タービンロータは、加工工数低減のため溝がないシール構造を採用し、性能への影響を検証した。

#### 4.1.4 ノズル

1)1 段ノズルは、顧客仕様(入口蒸気圧力×温度、排気圧力)の変化に柔軟に対応可能な組立式ノズルを採用するが、量産化をにらんで製造工数が少ない穿孔式ノズルを製作し、組立式ノズルとの性能差を検証した。

2)2、3段ノズルは、引抜き及びプレス成形したノズルピースを鋳込んで製作する鋳込式ノズルを採用した。

#### 4.1.5 タービンケーシング

1) VLCC 用 3 段タービンから全高約 400mm 短くするため、タービンケーシング、 蒸気室を一体化した。

VLCC 用では、別々に鋳造・機械加工したタービンケーシングと蒸気室を締結後、中ぐり加工にて仕上げている。

この構造から発生する下記2点の課題を解決した。

課題1.フランジ締結部があるため、全高が高くなる

課題2.中ぐり加工を含むため、MCでの自動加工が不可能

計画時のタービンケーシングの 1部が、社内の五面加工機に搭載されているアングルヘッドの幅より狭いことが判明し、薄型のアングルヘッドを採用することで 1部におさめることはできるものの、2段ノズル嵌込部近傍(2部)は加工不能と判明した(図1)。

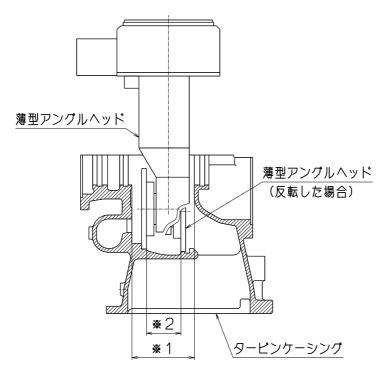


図1 タービンケーシングとアングルヘッドの関係

そこで、2、3段ノズルはインナーケースに嵌め込む方式を採用し、MC での自動加工が可能な構造とした(図 2)。

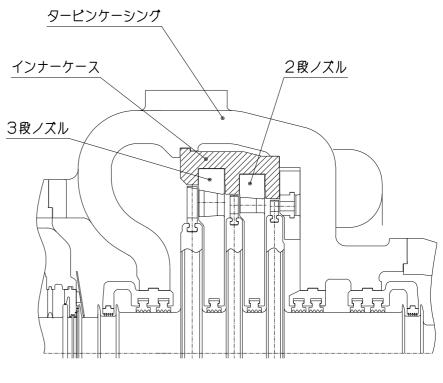


図2 インナーケースの構造

2)蒸気室内での圧力損失は、利用可能な熱エネルギーが減少し性能が低下するので、流れ解析により蒸気室形状を最適化した。

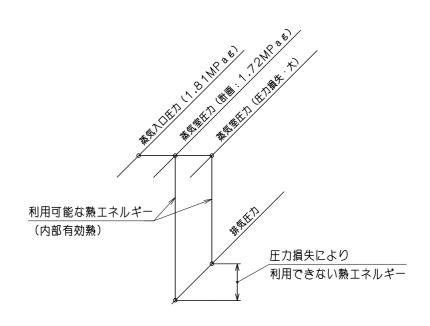


図3 蒸気タービンで利用できる熱エネルギー

### 4.1.6 軸受

VLCC 用3段タービンで実績があるすべり軸受を採用した。

### 4.1.7 調速弁ケーシングと調整弁

- 1)船舶機関部配管-標準流速(JISF7101)に基づき、蒸気入口口径150Aを採用した。 調整弁ケーシング内の圧力損失が大きくなると性能が低下するので、流れ解析により調整弁ケーシングの形状を最適化した。
- 2)大きな弁通過面積が確保できる単弁複座式を採用し、全ての運転範囲で安定 した制御性を確保するため、蒸気力が常に調速弁・開の方向に作用するよう 外弁径を内弁径より大きくしたアンバランス弁を採用した。

### 4.1.8 調速装置(ガバナ)

全高を低くしたことで調速弁と調速装置の距離が短くなったため、小さなレバー比でも調速できるよう制御力の大きい日本ウッドワードガバナー(株)製UG25+を採用した。

これまでの調速装置は日本ウッドワードガバナー(株)製 UG10 を使用。

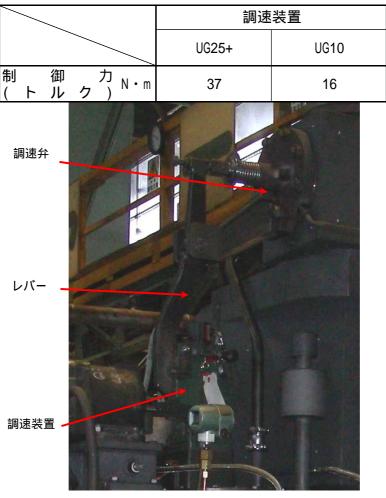


写真 1 調速装置

### 4.1.9 タービンベッド、配管

カーチス単段型蒸気タービンと据付寸法を同一とし、機内配管は極力タービンへッドからはみ出ないよう設計した。

### 4.1.10 減速歯車(ピニオン軸、ホイール、ホイール軸)

一段減速のはす歯歯車を採用し、下向きの蒸気スラスト力、及び自重に対向する歯すじとした。

		ピニオン軸	ホイール		
種	類	シングルヘリカル			
モジュー	ル	Ę	5		
圧 力 1	角	20	0		
ねじれか	角	14°、左			
中心間距	雜 mm	513			
歯	幅 mm	26	60		
歯	数	33	166		
材	質	SNCM439	SF640B		
熱 処 3	理	調	質		
硬度(歯面) ト	H <sub>B</sub>	321 ~ 352 201 ~ 248			
仕上げ方	法	研磨 シェービング			
精	度	JIS 1級			

### 4.2 蒸気タービンの製作

### 4.2.1 蒸気タービンの重量

主要部品、及び完成品の重量を計測し、VLCC 用 3 段タービンと比較して重量低減効果を評価した。VLCC 用の 3 段タービンよりコンパクトな構造としたことで、主要部品については平均 22%、完成品については 17%の軽量化が実現された。

			重	量	
			試作機 (RVR-0)	VLCC 用 (RVR-2)	重量低減率
			kg	kg	%
	タービンロータ (ピニオン軸締結後)	-	435	580	25
	タービンケーシング	カバー側	312	307	-2
主	(試作機の重量は、 インナーケース含)	本体側	622	853	27
要部	調速弁ケーシング	-	118	203	42
品	軸受箱 (カバー側・本体側 一体で計測)	-	92	117	21
	減速車室	カバー側	300	400	25
	<b>冰</b> 处半主	本体側	980	1210	19
	完成品		5670	6800	17

### 4.2.2 鋳造品の木型製作

1)タービンケーシングは二つ割れ構造とし、調速弁ケーシングは一体構造を採用した。





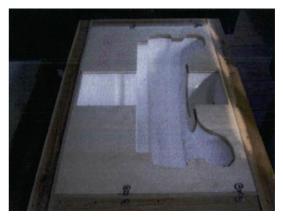


写真 2 タービンケーシング



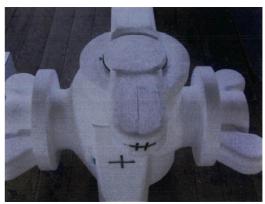


写真3 調速弁ケーシング

2)2、3段ノズル、軸受箱、インナーケース、減速車室は二つ割れ構造を採用した。





写真4 2段ノズル





写真5 3段ノズル



写真6 軸受箱





写真7 インナーケース







写真 8 減速車室

### 4.2.3 機械加工

### (1) タービンロータ

クロムモリブデン鋼(3%CrMo)を鍛造後、機械加工。

溝加工時間は、段取り0.5時間、加工1時間で計1.5時間短縮できた。



写真9 タービンロータ

### (2) 翼

ステンレス鋼(SUS410J1)角材から機械加工。タービンロータ外周溝に植翼後、タービンケーシングとの隙間管理のため、外周を旋盤加工。



写真 10 翼(植翼施工後)

### (3) ノズル

組立式ノズルは、炭素鋼(S25C)のノズル板とステンレス鋼(SUS403)のノズルピースを各々機械加工し溶接接合。穿孔式ノズルは、ステンレス鋼(SUS403)のノズル板にリーマ穴を機械加工。

鋳込式ノズルは、引抜き及びプレス成形したステンレス製(SUS403、SUS430)の ノズルピースを球状黒鉛鋳鉄(FCD400)で鋳ぐるみ、一体化。



写真 11 組立式ノズル



写真 12 穿孔式ノズル



写真 13 鋳込式ノズル(2段)



写真 14 鋳込式ノズル(3段)

### (4) タービンケーシング

高温高圧用鋳鋼(SCPH2)で鋳造後、機械加工。



写真 15 タービンケーシング (加工中)



写真 16 タービンケーシング (加工後)

### (5) インナーケース

球状黒鉛鋳鉄(FCD400)で鋳造後、機械加工。



写真 17 インナーケース(加工中)



写真 18 インナーケース (加工後)

### (6) 調速弁ケーシング

高温高圧用鋳鋼(SCPH2)で鋳造後、機械加工。



写真 19 調速弁ケーシング(加工中)



写真 20 調速弁ケーシング (加工後)

### (7) 減速車室

ねずみ鋳鉄(FC200)で鋳造後、機械加工。

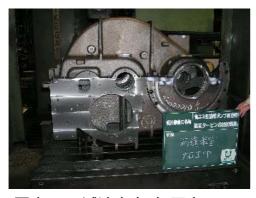


写真 21 減速車室(加工中)



写真 22 減速車室(加工後)

### (8) 軸受箱

ねずみ鋳鉄(FC200)で鋳造後、機械加工。



写真 23 軸受箱(加工中)



写真 24 軸受箱(加工後)

### (9) 減速歯車(ピニオン軸、ホイール、ホイール軸)

ピニオン軸は、ニッケルクロムモリブデン鋼(SNCM439)を鍛造後、機械加工。ホイール及びホイール軸は、炭素鋼鍛鋼(SF640B 及び SF540A)を鍛造。機械加工したホイール軸をホイールに焼きばめ後、機械加工。



写真 25 ピニオン軸



写真 26 ホイール、ホイール軸

### (10) タービンベッド

一般構造用圧延鋼板(SS400)を溶接後、機械加工。



写真 27 タービンベッド

### 4.2.4 水圧試験

試験結果は、20ページ水圧試験検査記録を参照。

### 4.2.5 静的歯当試験

試験結果は、21ページ静的歯当試験記録を参照。



写真 28 静的歯当試験

4.2.6 タービンロータ、ピニオン軸締結 タービンロータとピニオン軸の剛接手にリーマ孔を加工後、締結。



写真 29 タービンロータ、ピニオン軸締結

### 4.2.7 釣合試験

試験結果は、22ページ釣合試験記録を参照。



写真 30 釣合試験

### 4.2.8 組立

機械加工後、各部品を計画通り組み立て、完成。各部組立隙間は、23ページ隙間試験記録を参照。



写真 31 調速弁組立完了

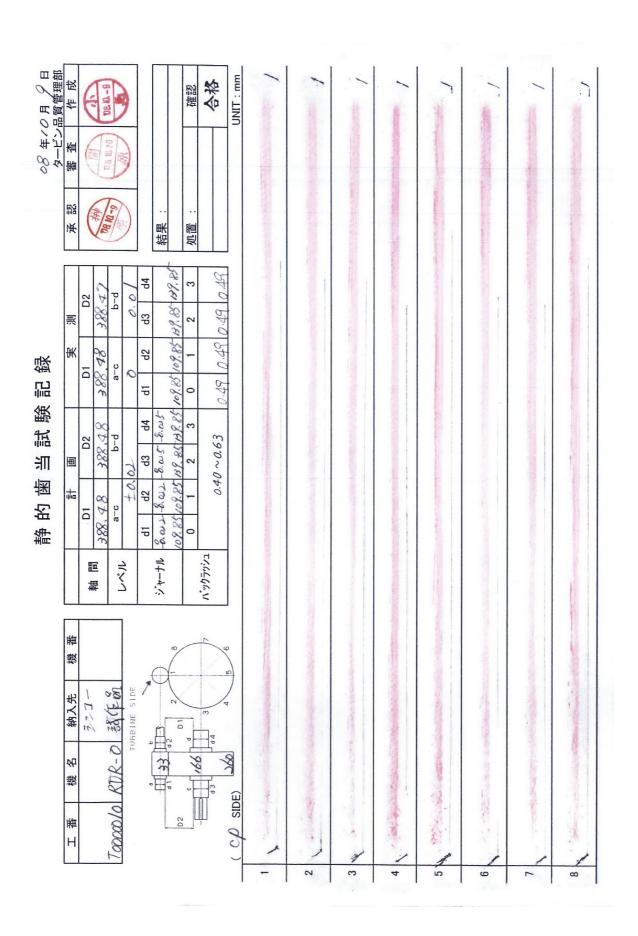


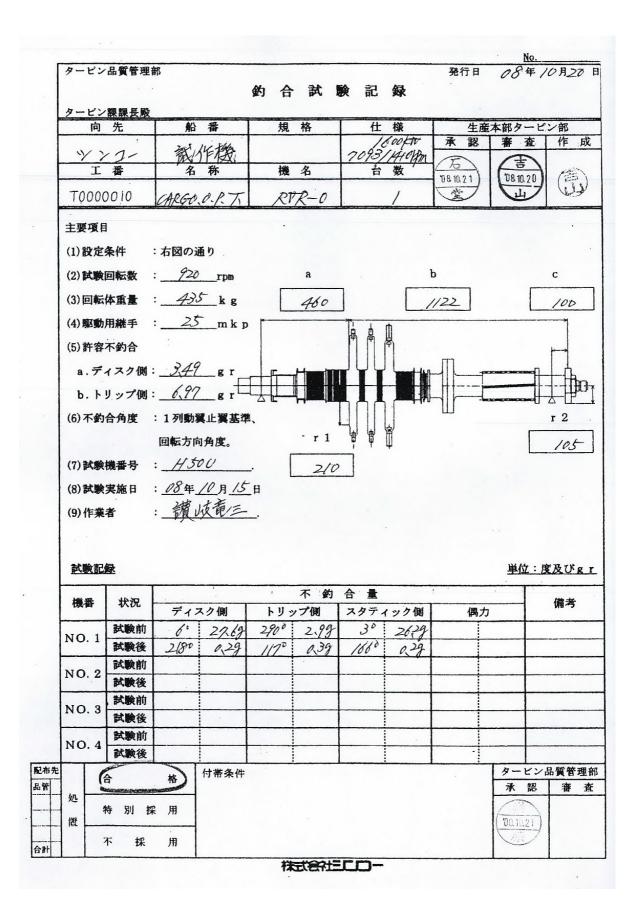
写真 32 蒸気タービン・減速機組立中

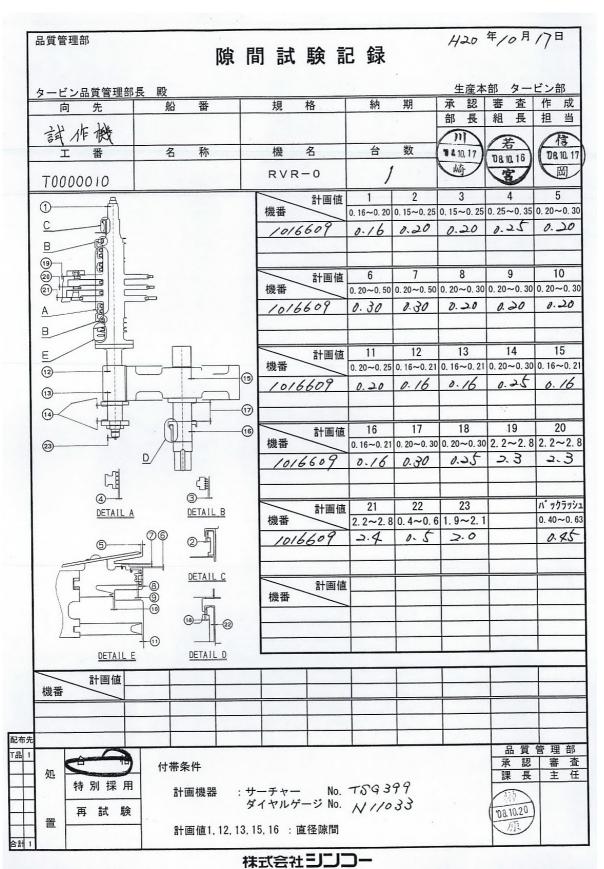


写真 33 組立完了

					No.	
タービン品質管理	部			発行	<u>No.</u> 行日 の大年	10月9日
		水圧試	験検査記録			Ny.
タービン課課長殿						\$ > #7
向 先	船番	規格	納其		生産本部ター 認 審 査	作成
					(意)	
工番.	名 称	機名	台 娄	7) 1 0 8 10.	101	7
T0000010		RVR-	0 1	200	了	币
機番	品 名	水圧試験圧力	水圧保持時間	試験実施日	作業者名	圧力計NO.
1016609	SCH	4.0 MPa	J, 6H	10-9	1 10	325 187 327
	TXT	1.0 MPd 4.0 MPd	1, tH	?		187
	GVC	4,0MPg	٤	Ł		327
						,
(a)	格付帯	条件				ン品質管理
如					承詢	審る
特別置	採用				03.10.1	6
					1 00.10.1	







### 4.3 試験

### 4.3.1 蒸気タービンの仕様

1)型 式: 立形ラトー3 段減速式衝動タービン

2)機 名:RVR-0

3)蒸 気 条 件: 1.81 MPag x sat(210 ) x -67 kPa(500mmHgV)

4)出力×回転数:1600 kW x 7093/1410 rpm

5)蒸気消費量:14.9 ton/h

### 4.3.2 負荷ポンプの仕様

1)型 式:立形両吸込うず巻式ポンプ

2)機 名: KV450-3

3)吐出量:3500 m³/h

4)全揚程:140 m

5)回転数:1410 rpm

### 4.3.3 試験装置

系統図を下記に示す。

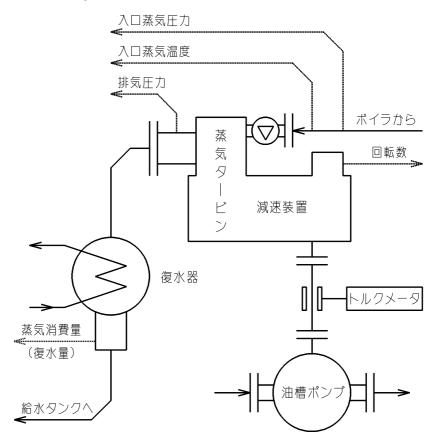


図 4 試験装置系統図

蒸気及び冷却水配管を施工し、負荷ポンプと接続し、中間軸上部にトルクメータを設置(写真 34、35、36)。

各計測値は、試運転室のスクリーンに常時表示し、一定時間毎にパソコンに記録 (写真 37)。



写真 34 試験中の蒸気タービン(その 1)



写真 35 試験中の蒸気タービン(その 2)

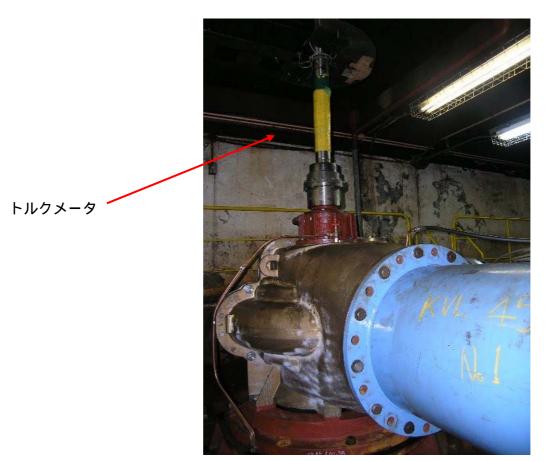


写真 36 試験中の負荷ポンプ



写真 37 試運転室 (正面スクリーンに計測値を常時表示)

### 4.3.4 試験内容

### 1)定格性能試験

蒸気条件、出力、回転数を仕様に合わせ、1 時間の連続運転を行い、蒸気消費量を計測すると共に、各蒸気圧力(入口、蒸気室、1・2 段ノズル後及び、排気室)並びに温度を計測。

性能試験結果は計測誤差を含めて設計計画値 + 3%以下であることを良とした。 蒸気タービン出力は、非接触式のトルクメータにて計測。

蒸気消費量は、復水量を計測。

タービンロータ、ピニオン軸の軸振動、軸受箱振動、軸受温度及び騒音を計測。

### 2)負荷特性試験

ポンプ吐出弁開度を調整して出力を変更し、各出力時の蒸気消費量を計測し、 負荷特性を確認。

#### 3)排気圧力変更試験

性能確認のため、排気圧力を -60kPa(450mmHgV)、-73.3kPa(550mmHgV)に変更し、蒸気消費量を計測。

### 4) ノズル変更試験

ノズル形状が性能に及ぼす影響確認のため、1段ノズルは組立式、穿孔式2種類を準備し、蒸気消費量を計測。

### 5)ラビリンスパッキン変更試験

軸封装置最適隙間確認のため、半径計画隙間 0.1 mm、 0.2 mm、 0.3 mm の 3 種類のラビリンスパッキンを製作し、性能への影響、昇速時及び連続運転時の 異常振動の有無を確認。

#### 6)速度変更試験

調速装置(W/W ガバナ UG25+)で、タービン速度が 50~100%までなめらかに調速できることを確認。

#### 7)保安装置試験

保安装置の作動試験を実施し、蒸気タービンが安全に停止することを確認。

### 4.3.5 試験結果

### 1)定格性能試験

上作				計 涯	J		時			刻	- IL		
項				目	場所		単位設計値		10:30	10:50	11:10	11:30	平均
周	囲	温	1	度	TA		-	-	5	5	5	6	5
		入口素	蒸気圧	力	P1	MPag	1.81	-	1.82	1.81	1.81	1.81	1.81
		入口煮	蒸気温	直度	T1		210	-	210	210	210	210	210
蒸	気	蒸気	室 圧	力	P2	MPag	1.72	-	1.72	1.71	1.71	1.71	1.71
杰	×ı	第 1 段	後 任	力	P3	MPag	0.35	-	0.31	0.31	0.31	0.31	0.31
		第 2 段	设後圧	力	P4	MPag	0.04	-	0.01	0.01	0.01	0.01	0.01
		排気	. 圧	力	P5	-kPa	-66.7	-	-66.2	-66.8	-67	-66.5	-66.6
		軸	受	箱	T2		-	< 75	50	50	50	50	50
		ピニオン	・タ-ビ	ン側	Т3		-	< 75	57	57	57	57	57
軸受	温度	ピニオン	・エント	,側	T4		-	< 75	58	58	58	57	58
		ホイール・	ターヒ゛	ン側	T5		-	< 75	55	55	55	56	55
		ホイール	・エント	側	T6		-	< 75	45	46	46	45	46
潤	滑	油	圧	力	P6	MPag	0.15	0.1~0.2	0.16	0.15	0.15	0.15	0.15
油冷	、 却 哭	油温厚	<u>↓</u> 入 □	則	T7		-	-	48	49	49	52	50
лш / ч	AP 00	/щ /ш /3	出口	則	T8		-	< 50	39	39	39	38	39
回		転		数	N	rpm	1410	-	1412	1412	1413	1413	1413
蒸	気	消	費	量	G	kg/h	14900	-	15285	15322	15317	15289	15303
出				力	Р	kW	1600	-	1601	1618	1606	1590	1604
軸		振		動		µm p-p	-	< 80	12.9	13	13.7	15	13.7
+щ		3/12		玉刀		µm p-p	-	< 80	12.9	13	13.5	15	13.6
						µm p-p	-	< 30	-	-	-	8	8
軸	受	箱	振	動		µm p-p	-	< 30	-	-	-	7	7
						µm p-p	-	< 30	-	-	-	6	6
						dB(A)	-	< 105	-	-	-	95	95
監				音		dB(A)	-	< 105	•	•	-	94	94
					dB(A)	-	< 105	-	-	-	96	96	

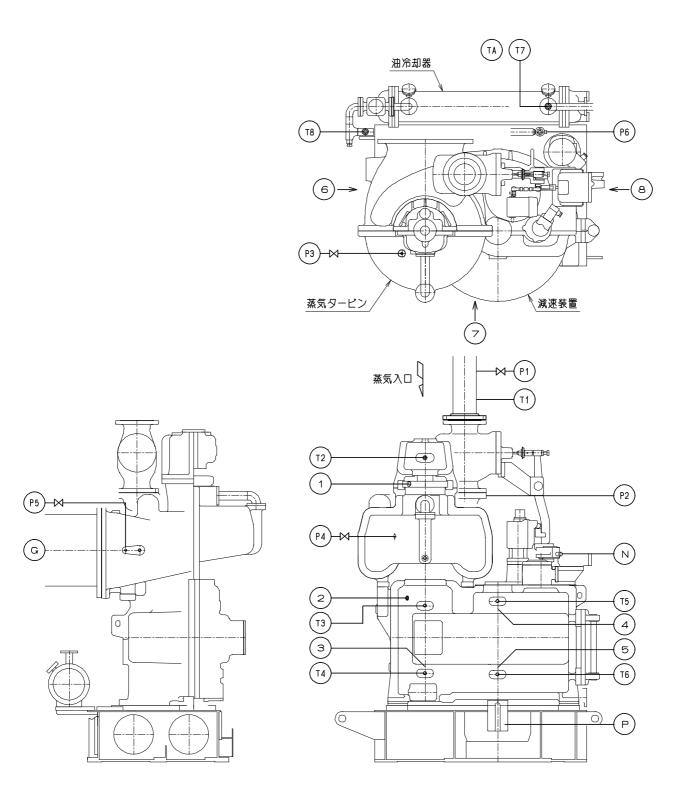


図 9 計測位置図

蒸気消費率(単位出力当たりの蒸気消費量)で性能評価を行う。

計 画: 14900 kg/h / 1600 kW = 9.31 kg/kW-h

試験結果: 15303 kg/h / 1604 kW = 9.54 kg/kW-h

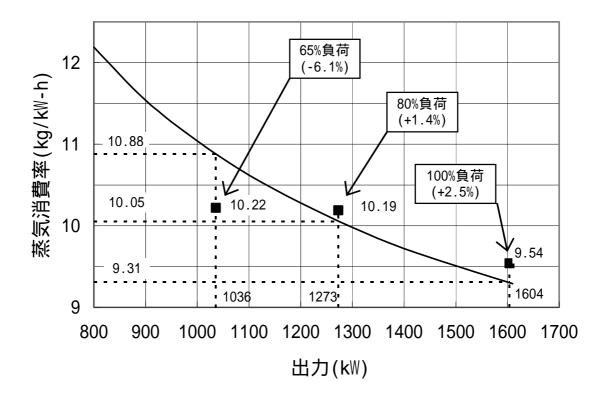
計画 9.31 kg/kW-h に対して、試験結果 9.54 kg/kW-h であった。

軸振動は最大 15 μmp-p、軸受箱振動は最大 8 μmp-p、軸受温度は最大 58

騒音は最大 96 dB(A)であった。

### 2)負荷特性試験

負荷を変更した場合の蒸気消費率曲線、及び試験結果より算出した蒸気消費率 を下記に示す。



注1. 印は試験結果を示す。

2.()内の数字は、設計計画値に対する差を示す。

### 3)排気圧力変更試験

計画値、及び試験結果より算出した蒸気消費率を下記に示す。

	_			排気圧力				
		_		-60 kPa (450 mmHgV)	-67 kPa (500 mmHgV)	-73.3 kPa (550 mmHgV)		
蒸気消費率	試験結果	W	ka/kW b	9.86	9.54	9.42		
然 XI / 月 年	計 画 値	$W_{0}$	kg/kW-h	9.63	9.31	9.16		
W / W <sub>o</sub> %		%	2.4	2.5	2.8			

### 4) ノズル変更試験

計画値、及び試験結果より算出した蒸気消費率を下記に示す。

			組立式ノズル	穿孔式ノズル		
蒸気消費率	試験結果 W		lea /leW b	9.54	9.56	
然 丸 消 筫 楽 	計画値	$W_0$	kg/kW-h	9.31		
W /	Wo		%	2.5	2.7	

ノズル形状の違いによる影響は顕著に表れなかった。

### 5)ラビリンスパッキン変更試験

計画値、及び試験結果より算出した蒸気消費率を下記に示す。

				半径計画隙間			
				0.3 mm	0.2 mm	0.1 mm	
<b>范与沿弗</b> 兹	試験結果	W	ka/kW b	9.54	9.53	9.51	
蒸気消費率計画値			kg/kW-h		9.31		
W / W <sub>0</sub> %			%	2.5	2.4	2.1	

半径計画隙間が小さくなるにつれて蒸気消費率は小さくなっているものの、計測誤差の範囲内と言える。半径計画隙間 0.1 mm のラビリンスパッキン試験後の開放検査で、タービンロータとの接触跡が見受けられたため、最適半径隙間は 0.2 mm と決定した。

### 6)速度変更試験

調速装置(W/W ガバナ UG25+)で、タービン速度が 50~100%速度までなめらかに 調速できることを確認した。

#### 7)保安装置試験

保安装置の作動試験を実施し、蒸気タービンが安全に停止することを確認した。

- a)オーバースピードトリップ
- b)潤滑油圧力低下トリップ
- c)排気圧力高トリップ

### 4.3.6 開放検査

性能評価試験後、開放検査を実施した。結果は、写真 38~49 に示す通りきわめて良好であった。



写真 38 タービンケーシングカバー・減速車室カバー取外時



写真 39 タービン側(拡大)

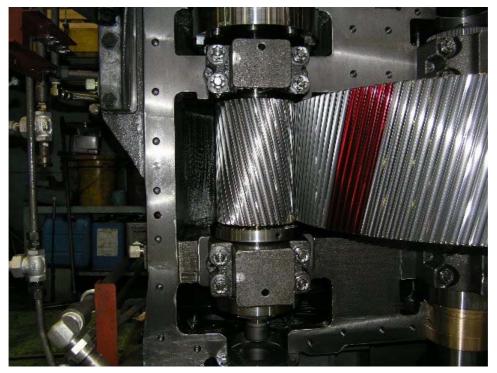


写真 40 ピニオン軸側(拡大)



写真 41 ホイール・ホイール軸側(拡大)



写真 42 ラジアルメタル(軸受箱)



写真 43 ラジアルメタル(ピニオン軸・反負荷側)



写真44 ラジアルメタル(ピニオン軸・負荷側)



写真 45 ラジアルメタル(ホイール軸・負荷側)



写真 46 スラストメタル(ピニオン軸・反負荷側)



写真 47 スラストメタル(ピニオン軸・負荷側)



写真 48 スラストメタル(ホイール軸・反負荷側)



写真 49 スラストメタル(ホイール軸・負荷側)

### 5. 性能検証システムの構築

蒸気タービンの性能を製作前に予測するためには、翼プロファイル形状の違いが性能に与える影響を把握する必要がある。そこで、ノズルと翼を組み合わせた解析モデルを段落毎に作成し、流れ解析を活用した性能検証システムを構築することを試みた。

速度三角形は、蒸気と翼の速度関係を表すベクトル線図で、蒸気が翼に作用する力を求めるのに使用する。ノズルから出た蒸気が、周速度 U で回転している翼に絶対速度  $C_1$ 、相対速度  $W_1$  で流入し、絶対速度  $C_2$ 、相対速度  $W_2$  で流出する場合の速度三角形を下図に示す。

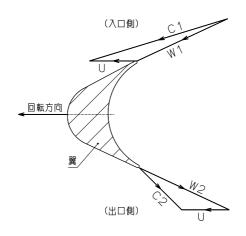


図 10 速度三角形

翼に作用する力は下記の式で表される。

(翼に作用する力) = (蒸気量) x (衝動速度)

図10の速度三角形を書き換え、翼に作用する蒸気の衝動速度を求めると下図となる。

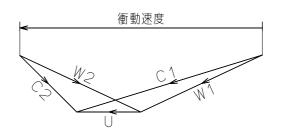


図 11 衝動速度

### 5.1 モデル

ノズルと翼を組み合わせた3次元CADを作成後、流路を抽出し解析モデルとした。

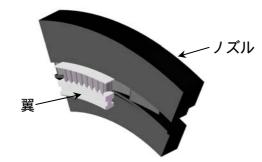


図 12 3 次元 CAD で作成した部品図

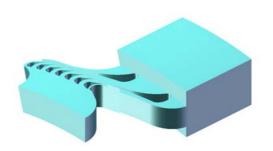


図 13 解析モデル図

## 5.2 解析条件

a) ノズル入口: 1.72 MPag x 208

b)翼 出 口:0.35 MPag c)回 転 数:7093 rpm

c)側 面:周期境界(円周方向流れは連続)

d)壁 面:静止壁(滑らかな壁)

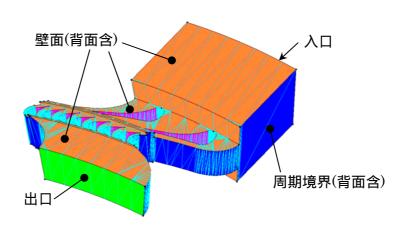


図 14 解析条件図

### 5.3 解析結果

速度分布を下記に示す(翼の回転は図の右側から左側の向き)。

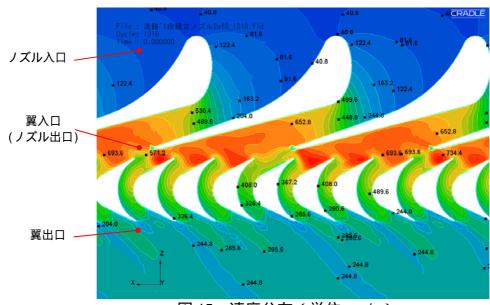


図 15 速度分布(単位:m/s)

# 1)h-s 線図の検証

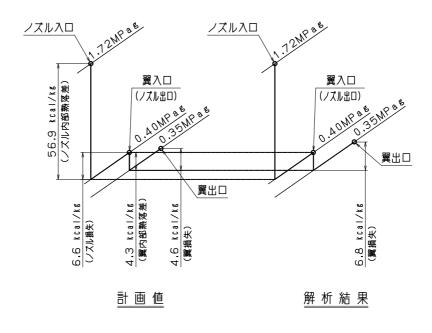
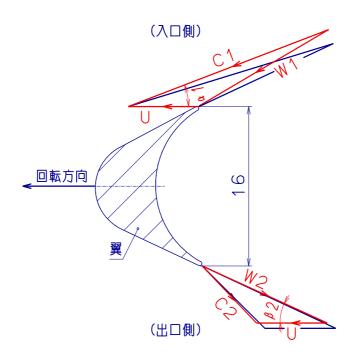


図 16 h-s 線図

翼損失は、計画値 4.6 kcal/kg に対して解析結果 6.8 kcal/kg となった。損失増加の理由については、今後の検討課題とした。

# 2)速度三角形の検証

翼平均直径(PCD)における計画値、及び解析結果の速度三角形を下図に示す。



注1.実線(青)は計画値、実線(赤)は解析結果を示す。

				計画値	解析結果			
				$X_0$	X			
	周速度	U	m/s	213.9				
入口	絶対速度	C <sub>1</sub>	m/s	648.6				
	相対速度	W <sub>1</sub>	m/s	448.4	455.3			
	絶対速度角	1	deg	17	21			
出口	絶対速度	$C_2$	m/s	267.5	238.3			
	相対速度	W <sub>2</sub>	m/s	445.6	415.7			
	相対速度角	2	deg	25	24.5			

図 17 翼平均直径(PCD)における速度三角形

### a)角度

入口絶対速度角 ₁は、計画値 17 deg に対して解析結果 21 deg となった。 ノズルは、蒸気出口端に対して一定の傾斜角を有する構造となっている。

図 18 の蒸気通過部において、右側を通過する蒸気は B 点に達すると膨張を終えるが、左側を通過する蒸気は A 点に達しても膨張が終了せず、C 点に達するまで膨張し続ける。A-C 間の圧力変化の影響により流れが右側に偏る "蒸気流れの偏向"の影響が考えられる。

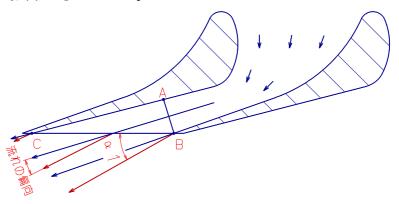


図 18 蒸気流れの偏向

## b)速度

出口相対速度  $W_2$  は、計画値 445.6 m/s に対して解析結果 415.7 m/s となり、損失増加により蒸気速度が遅くなっている。

# 3)衝動速度の検証

衝動速度は、計画値810 m/s に対して解析結果770 m/s となり、4.9%減少している。

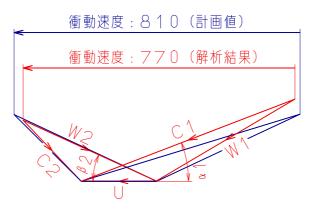


図 19 衝動速度

以上の検証結果をもとに、計画衝動速度が得られる翼のプロファイルを設計することで性能改善が期待できる。

今後、試験結果をフィードバックし、本システムの精度を高めていく。

#### 6. まとめ

本開発は、以下の2つの目標を設定して行った。

- (1)13%の効率改善を図ること。
- (2)目標高さを2,300mm とした小型化を行う。

これは、タービン全高が約2,300 mm 程度であれば据付可能であることが 判明したためであり、船の有効スペースを変更しないで据付、配管でき る構造とする。

効率改善については、試験結果の燃料消費量は 15.3t/h(1600k 負荷にて)であり、 現状の 17.1t/h に対して、10.5%の改善となっている。但し、目標として設定した 14.9t/h、すなわち 12.9%の改善に対しては、2.4 ポイント届いていない結果となった。

その原因としては、流れ解析を活用して翼内部流れを検証した結果、損失増加により出口相対速度が減少し、蒸気が翼に作用する力(衝動速度)が計画通りでないことが判明しており、今後、計画衝動速度が得られるように翼のプロファイルを一部修正することで性能改善がはかりたいと考えている。

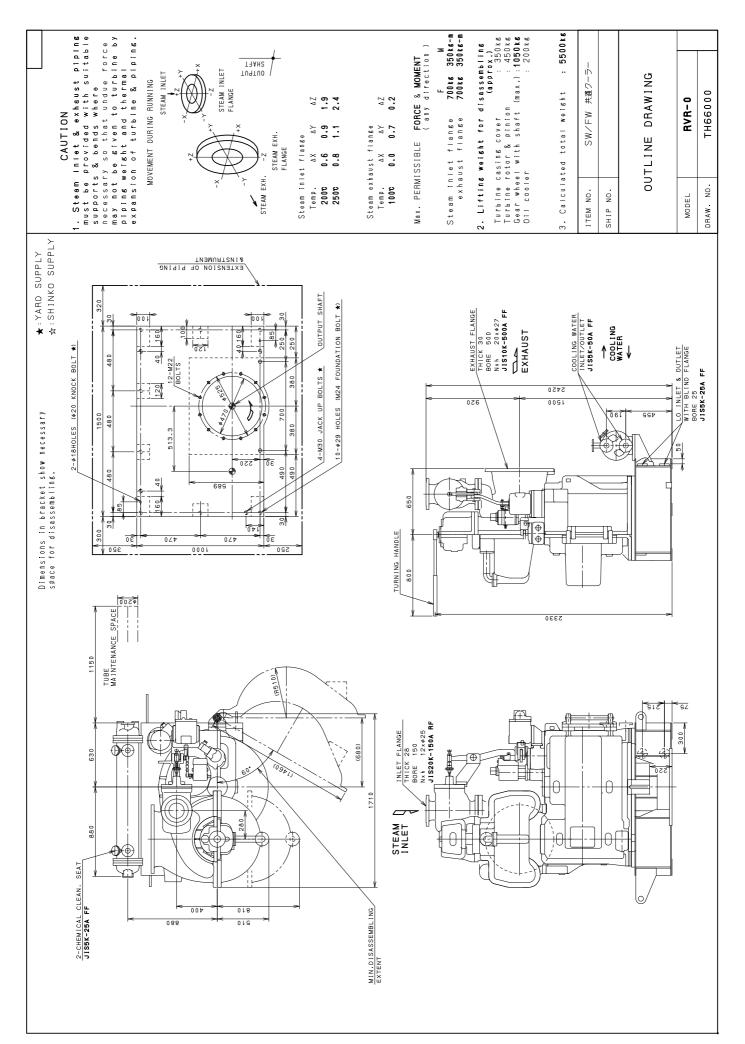
目標高さについては、結果として 2,400mm となっているが、これは、本開発の要求元である造船所との協議に基づくもので、実質的に造船所の要求に応えたもので、目標を達成していると言える。

高さ寸法を抑えることができたのは、小型化によりケーシング内部の圧力損失が増加し、性能が低下することが懸念されたため、流れ解析により形状の最適化をはかったことの結果と思われる。

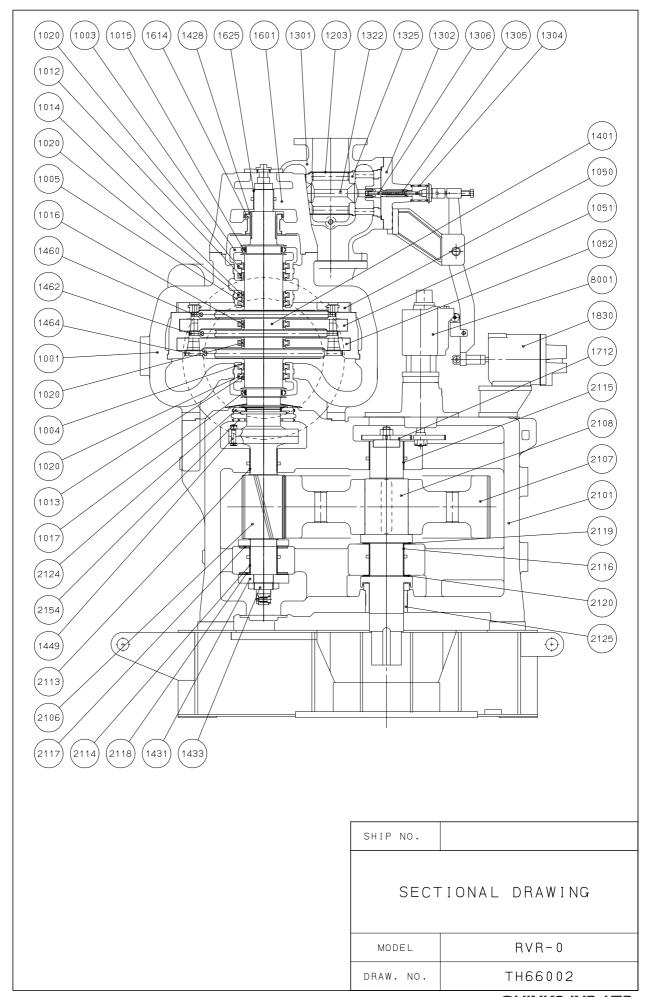
また、構造面でも種々工夫を行っており、タービンケーシングは、2、3 段ノズルをインナーケースに嵌め込む方式を採用し、MC での自動加工が可能な構造とした。また、タービンロータは一体鍛造構造とし、軸と一体の剛接手にてピニオン軸と締結し、3点支持軸受を採用した。

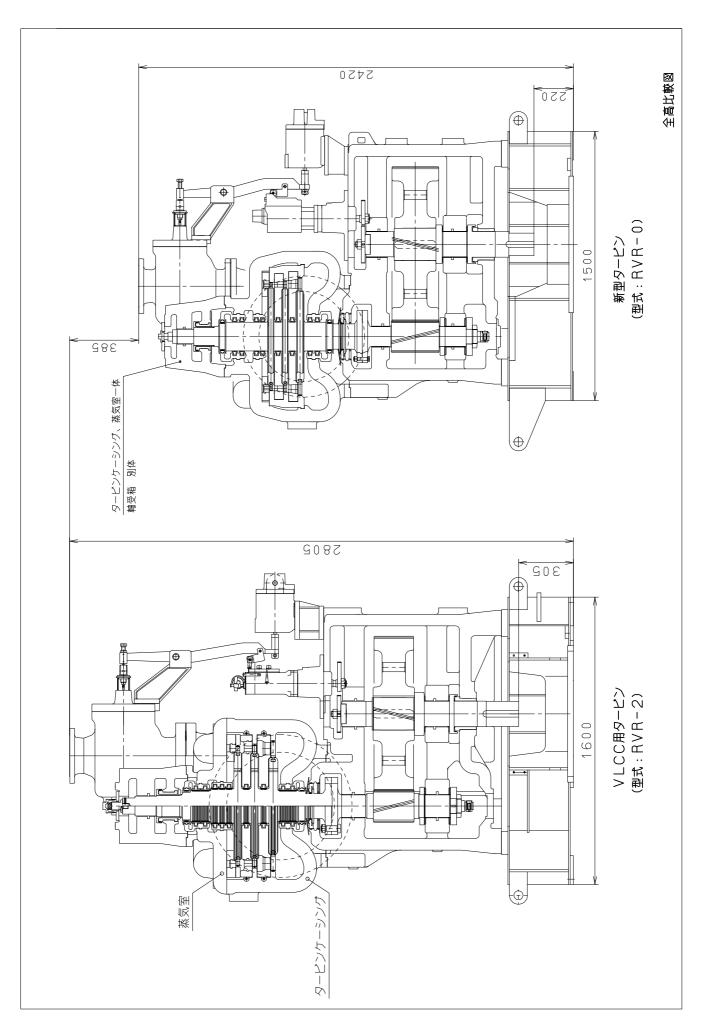
各部品は問題なく組み立てられ、タービン速度が 50~100%の速度範囲で安定した運転ができることを確認できた。

従来に比べて性能が良くなることから、信頼性を検証しつつ早期の市場投入をはかっていきたいと考えている。



PART	NAME OF PART	MATERIA	REQ.NO.	PART		MATERIAL		REQ.NO		
NO.		NAME	JIS	FOR 1	NO.	NAME OF PAR	OF PART	NAME	JIS	FOR 1
1001	TURBINE CASING	CAST STEEL	SCPH2	TURBINE 1 SET	2120	THRUST BEARING METAL		WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET
1003	PACKING CASE	DUCTILE CAST IRON	FCD400	1	2124	OIL GUA		BRONZE BRASS PLATE	CAC406 C2801P	
1004	PACKING CASE	DUCTILE CAST IRON	FCD400	1	2125	OIL GUA	RD	BRONZE	CAC406	
1005	PACKING CASE	CARBON STEEL	S35C	1	2154	OIL GUA	RD	BRONZE	CAC406	1 SET
1012	LABYRINTH PACKING	NI-BRASS CASTING	-	2 SETS	8001	SPEED R	EGULATING B	_	_	1 SET
1013	LABYRINTH PACKING	NI-BRASS CASTING	-	2 SETS		GOVERNO	11			
1014	LABYRINTH PACKING	NI-BRASS CASTING	-	2 SETS						
1015	STEAM GUARD	BRASS PLATE WITH STEEL	C7521P S35C	1 SET						
1016	LABYRINTH PACKING	NI-BRASS CASTING	-	2 SETS						
1017	STEAM GUARD	BRASS PLATE WITH STEEL	C7521P S35C	1 SET						
1020	SPRING	STAINLESS STEEL	SUS304	32						
1050	NOZZLE	STAINLESS STEEL CARBON STEEL	SUS403 S25C	1 SET						
1051	NOZZLE	STAINLESS STEEL DUCTILE CAST IRON	SUS403	1 SET						
1052	NOZZLE	STAINLESS STEEL DUCTILE CAST IRON	SUS430	1 SET						
1203	STEAM STRAINER	STAINLESS STEEL		1						
1301	GOVERNOR VALVE	CAST STEEL	SCPH2	1						
1302	COVER	CAST STEEL	SCPH2	1						
1304	SPRING	STAINLESS STEEL	SUS316	1						
1305	BUSH	STAINLESS STEEL	SUS420J2	1						
1306	GOVERNOR VALVE STEM	STELLITE	-	1						
1322	GOVERNOR VALVE	STAINLESS STEEL	SUS420J2	1						
1325	GOVERNOR VALVE SEAT	STAINLESS STEEL	SUS403	1						
1401	TURBINE ROTOR	Cr-Mo STEEL	-	1						
1428	FLINGER	STEEL	SS400	1						
1431	THRUST COLLAR	CARBON STEEL	S35C	1						
1433	OVERSPEED TRIP SHAFT	CARBON STEEL	S35C	1						
1449	COUPLING BOLT	Cr-Mo STEELL	SCM435	10 SETS						
1460	MOVING BLADE	STAINLESS STEEL	SUS410J1	1 SET						
1462	MOVING BLADE	STAINLESS STEEL	SUS410J1	1 SET						
1464	MOVING BLADE	STAINLESS STEEL	SUS410J1	1 SET						
1601	BEARING HOUSING	CAST IRON	FC200	1 SET						
1614	OIL GUARD	BRONZE	CAC406	1 SET						
1625	BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET						
1712	DRIVING GEAR	CARBON STEEL	S45C	1						
1830	TRIP SERVO-MOTOR CYLINDER	CAST IRON	FC200	1						
2101	REDUCTION GEAR CASING	CAST IRON	FC200	1 SET						
2106	PINION & SHAFT	Ni-Cr-Mo STEEL	SNCM439	1						
2107	WHEEL	FORGED STEEL	SF640B	1						
2108	OUTPUT SHAFT	FORGED STEEL		1						
2113	BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET						
2114	BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET	SHI	P NO.				
2115	BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET	1					
2116	BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	MATERI MATERI		AL LIST					
2117	THRUST BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET						
2118			WJ2 S25C	1 SET	MODEL			RVR-0		
2119	THRUST BEARING METAL	WHITE METAL WITH STEEL	WJ2 S25C	1 SET	DRA	W.No.		TH 66001		







「この報告書は競艇の交付金による日本財団の助成金を受けて作成しました」

(社)日本舶用工業会

〒105-0001

東京都港区虎ノ門一丁目15番16号(海洋舶用ビル)

電話:03-3502-2041 FAX:03-3591-2206

http://www.jsmea.or.jp