液体水素輸送船の補機に関する研究

熊谷直宜*・比気 正*

A Study on the Auxiliary Machineries for Liquid Hydrogen Carriers

By

Naoyoshi Kumagai and Tadashi Hiki

Abstract

This report discusses technical problems about auxiliary machineries handling boil-off hydrogen gas burned in a main engine for liquid hydrogen carriers.

The experimental work was carried out on three types of non-contacting shaft seals for a boiloff gas compressor and a liquid hydrogen pump. The following results were obtained.

1. Spiral groove gas seals show satisfactory performances at $0 \sim 500 \text{ s}^{-1}$ in rotation for hydrogen and nitrogen gases at -140° C.

2. Spiral groove liquid seals tested show good results in kerosene at room temperature and $0 \sim 500 \text{ s}^{-1}$ and in liquid nitrogen at $0 \sim 100 \text{ s}^{-1}$.

3. Magnetic fluid seals used for a secondary seal show sufficient performances at low temperature and $0 \sim 500 \text{ s}^{-1}$.

In conclusion, a closed type gas compressor and a closed type pump with externally pressurized gas bearings were discussed.

1. まえがき

新らしい代替エネルギーシステムの一つとして,水 素をエネルギー媒体として利用しようとする研究が行 われているが,水素の海上輸送に液体水素タンカーを 使用して,そのボイルオフガスを主機関の燃料として 使用する場合,三種類の主機(ガスタービン,ディー ゼル機関,蒸気ボイラ)についての研究はすでに当研 究所研究報告¹⁾に報告されている。

本研究はこれらの研究に付随して行われたもので, 液体水素タンカーの補機類に関する考察と,その問題 点の一つである極低温ガス圧縮機,液化ガスポンプの 軸封部に,非接触ガスシール,非接触液封シール,磁 性流体シールの使用を提案し,液体窒素及びこれで冷 却した水素ガス,窒素ガスによる極低温 実 験 を行っ た。又密閉式ガス圧縮機と密閉式ポンプの可能性も検 討した。

* 機関開発部 原稿受付:昭和56年9月30日

2. 液化ガスタンカーの補機類と その問題点

2.1 液化ガスタンカーの補機類

まず,液体水素 (LH₂),液体メタン (LNG) などの 極低温液化ガスの性質を示すと 表-1 のようになり, 液体水素は液体ヘリウムに次いで沸点が低く,LNG と比較すると,沸点は 92°C 低く,液体密度は 1/6, 液の粘性係数は 1/9 で,LNG 船よりもさらに使用条 件が悪いことがわかる。

次に LNG 船に使用されている補機類は,荷役関係 の補機としては 図-1 のように,陸上基地から船に積 込む場合と,船から陸上基地に荷揚する場合とがあ り,船上に必要な補機としては,各種弁類,安全弁等 の外に,積込時に大量に発生するボイルオフガスを基 地のタンクに送り返す,高容量ガス圧縮機(リターン ガスプロア)と,荷揚時のカーゴポンプ及び常時タン クから発生するボイルオフガスを圧縮して補助ボイ ラ,ボイルオフガス処理装置へ送る,低容量ガス圧縮

液	化ガ	, х		ヘリウム	水素	メタン	窒 素	酸素
凝	固	点	°C	なし	-259	-184	-210	-219
沸		点	°C	-268.6	-253	-161	-196	-183
液	体密度	(沸点)	kg/m³	125	71	425	808	1,141
反	体密度	(沸点)	kg/m³	16.7	1.33	1.8	4.6	4.47
粘	生係数・液体	、沸点	cP	3.5×10^{-8}	0.013	0.118	0.150	0.196
粘	生係数・気体	、・沸点	cP	1.4×10^{-3}	1.1×10^{-8}	4.4×10^{-3}	5.3×10^{-3}	7.0×10^{-3}
蒸	発 潜	熱	kJ/kg	20.9	451	510	199	213

表-1 極低温液体の性質

 $1 \text{ cP} = 1 \text{ mPa} \cdot \text{s}$





図-1 LNG 船の荷役用補機

機(ボイルオフガス圧縮機)がある。液体水素輸送船 (LH2 船)でも同様の補機が必要と考えられる。

又航海中に主機の必要とする燃料にボイルオフガス を使用する場合には,燃料系統図²⁾は 図-2 の様にな り,燃料系統用の補機としては,燃料ガス圧縮機,液 化ガス用ポンプなどが考えられる。

燃料ガス圧縮機の吐出圧は主機の種類により異なり、蒸気ボイラにはゲージ圧で 2~3 kgf/cm²、ディーゼル機関の場合には 3~5 kgf/cm²、ガスタービンでは 産業型のもので 12~15 kgf/cm²、航空転用型では 25~ 30 kgf/cm² が必要と考えられている³⁾。

液化ガス用ポンプはボイルオフガス量が主機の要求 に対して不足したときに,液化ガスを蒸発器で気化し て,燃料ガス圧縮機に送り込むものである。

なお、ボイルオフガス量は、LNG 船では1日に平 均 0.25% と云われているが、大気温度、海水温度、 海象などにより可成り変化し、ある測定例では冬期の 静かな海での値に対し、夏期の荒天では2倍位の値を 示しており、1日 0.18~0.40% の測定値を得ている。



図-2 ボイルオフガス燃料系統図

ガ	+414	4-4		型	式数	流	量	入口温度	吐出圧	入力	回転数	翼車外径	軸 径	
ス	闵	忧	名	名		m³/h		°C	kgf/cm²g	kW	rpm	mm	mm	
×	高容量	ガス	圧 縮	機	遠心	1段	20,0	000	-140	1.0	780	1,000		_
9	低容量	ガス	圧 縮	機	遠心	1段	5,0	000	-140	1.0	200	1,000		-
	燃料ガ	' ス <u>)</u>	王 縮	機	往復	2段	5,5	500	-140	16	1,700	600		
	高容量	ガス	圧 縮	機	遠心	1段	20,0	000	-230	1.0	590	10,000	243	51
水	低容量	ガス	圧 縮	機	遠心	1段	5,0	000	-230	1.0	150	10,000	243	32
	燃料ガス圧縮機 (GT)				遠心	4段	2,0	000	-230	16	410	30,000	318	32
素	"	(7	ディーゼ	ル)	遠心	2段	2,0	000	-230	5	200	30,000	318	25
	"	t)	ベラー)	遠心	1段	2,0	000	-230	2.5	100	30,000	318	22

表-2 ボイルオフガス用圧縮機

(125,000 m³ タンカー)

又バラスト航海時には,1 日 0.15% 程度,積込のと きには1日 0.3~0.8% のボイルオフガスがあると云 われている。

 LH_2 を LNG 船に積込んだ場合,積込重量の減少, 気化熱の差,液温の差のためボイルオフ率は1日 2% 位になり, LH_2 船の断熱は LNG 船以上に重要であ る。本研究では,航海時の最大値が主機の必要量とな る程度に断熱されているとした。

2.2 ポイルオフガス用ガス圧縮機とその問題点

タンク容量 125,000 m³ の LNG 船の例に習い,同 容積の LH₂ 船のボイルオフガス用圧縮機の容量を決 め,その概略設計を行った結果を LNG 船の実例とと もに 表-2 に示す。なお,燃料流量の決定には,LNG 船では主機が 43,600 PS であったが,LH₂ 船の場合, 積荷の重量は約 1/7 となり,LNG 船で 53,000 ton 積めたものが LH₂ 船では 8,800 ton となり,満載排 水量も 96,600 ton が約 51,000 ton 位になると考え られたので,LH₂ 船の主機は 25,000 PS で充分と考 え,熱効率 30% として求めた。又燃料用圧縮機の容 量はこれの1.3倍とした。又圧縮機の設計法は,高圧 遠心圧縮機の設計法⁴によった。

なお,メタンガス圧縮機は往復動2段のものである のに対し,水素ガス用のものは遠心四段として設計し たが,遠心型は,流量が少ないため損失が大きく,往 復動型の方が有利と考えられる。

これらの圧縮期はいずれも -140°C 又は -230°C 前後の極低温ガスを吸入するため,構成材料には,低

温特性にすぐれ,熱歪に耐えるものであることを必要 とする。又メタンガス,水素ガスは非常に爆発,燃焼 しやすいため,軸貫通部からのガス漏れを完全に防止 し,かつ極低温でも安定した特性が得られる軸封装置 が必要である。さらに吐出圧が高いものでは,高い回 転数を必要とし,シール部の周速も大きくなる。

又,軸受部分も,低温にさらされると,油の固着な どにより起動不能になることがあるので,低温部から 離れた所に軸受を置くか,保温対策をする必要があ る。

以上のように種々の問題点があるが、特に軸封装置 は最も重要な部分の一つで、各メーカで多くの手段を 試みているが、その基本的構成は 図-3 のように、翼 車の後にまず一次シールを置き、ガスの流出を微量に 制御し、その次の二次シールで外部へ流出するのを防 止する様になっており、一次シールにはラビリンスシ



図-3 圧縮機の軸封装置



図-7 内圧型スパイラルグループ非接触シール

$$+\pi (P_{i}-P_{b}) \Big(\frac{r_{b}^{2}-r_{i}^{2}}{2\ln\frac{r_{b}}{r_{i}}} - r_{i}^{2} \Big) \beta_{1} \\ +\pi (P_{b}-P_{a}) \Big\{ \frac{r_{a}^{2}-r_{b}^{2}}{2\ln\frac{r_{a}}{r_{b}}} - r_{b}^{2} \Big\} \beta_{2} \quad (3)$$

ただし, β_1 , β_2 はガスの圧縮性に関する補正係数, これにより, h_g/h , P_i , P_a が与えられれば W_s が求 められる。一方ベローズに作用する力 W_B は

$$W_{B} = \pi \left\{ \frac{(D_{1} + D_{2})^{2}}{16} - r_{i}^{2} \right\} (P_{i} - P_{a}) + F_{B} \quad (4)$$

ただし, D_1 =ベローズ外径, D_2 =ベローズ内径, F_B =ベローズ弾性による力

このベローズの弾性による力は初期の取付状態での ベローズの変形による力であり、すきまの変化による F_B の変化は、ベローズのバネ定数がかなり小さいの で無視することができる。

この W_s と W_B が等しい点を求めれば、シールの

つりあう h_{o}/h , したがって, すきま h が求められる。

スパイラルグルーブの形は 図-7 のように,内側へ 圧力を上げようとする(ポンプイン型)A,外側へ圧 力を上げる(ポンプアウト型)B,AとBを適当に組 合せた(ヘリングボーン型)Cの三種類がある。

矢印の方向に回転円板が回ると、すきまが変化しな いときの圧力分布の形は 図-7 の右の点線のように変 化する。図中の細線は静止状態の圧力分布で3種類と も同形状であるが、回転円板の回転により、A型では スパイラル部分の傾斜は大きくなり、シール面に作用 する力は減少するため、すきまは減少してつりあいを 保つ。B型では逆にシール面の力が増加し、すきまの 大きいところでつりあう。C型では r_o の値により異 なるが、AとBの間の特性が得られる。なおスパイラ ルグループの昇圧力 4P は次式で求められる⁷⁰。

 $\Delta P = 3\mu\omega(r_b^2 - r_t^2)\bar{G}/h^2$ (5) ただし、 $\mu =$ 作動流体の粘性係数、 $\omega = 回転角速度$ 、 $\bar{G} = スパイラルグループの形状により定まる定数。$

今, $r_a = 40$ mm, $r_b = 35$ mm, $r_i = 20$ mm, $r_o = 28$ mm 静止時の $h = 12 \mu$ m, $P_i = 2.03 \text{ kgf/cm}^2$, $P_a = 1.03 \text{ kgf/cm}^2$ のときの回転特性を計算してみると, すきま h の 変化は 図-8 のようになった。前に述べた通り, A型は 急激にすきまが減少しているが, B型では逆にすきま は増加し, C型はBに近い傾向を示している。次にシ ール面のガス圧による力のバネ剛性 K を求めたのが 図-9 である。A型は 166 s⁻¹ 附近で K が 0 となり回



図-8 内圧型非接触ガスシールの回転による すきまの変化



図-9 内圧型非接触ガスシールの回転による 剛性の変化

転不能となることがわかる。B型は回転数の上昇とと もに K が大きくなり、高速安定性の良いことがわか る。又 C 型は K の増加はあまり大きくなかった。

3.3 内圧型非接触ガスシールの室温における実験 図-7Bのポンプアウト型スパイラルグルブガスシー ルの特性を実験により求めた。

実験装置は 図-10 のように立て軸型で,後に述べる 極低温軸封試験装置の低温室の部分を取除いて,ベロ ーズとシールを取付けたものである。回転軸は球軸受 で支持され,上部に取付けた高速モータで 駆動され る。モータはハンドグラインダ用の物で最高 30,000 rpm,750 W である。電源は DC 0~100 Volt で電圧 を加減して速度調節を行った。又球軸受は圧縮空気に よる油の噴霧により潤滑,冷却されている。シール面



図-10 内圧型ガスシールの実験装置

を流れる空気は矢印の所から P_i の圧力で入り,外側 に流出する。この漏れガスの流量は毛細管流量計(内 径 0.5 mm,長さ 250 mm の銅管を 20 本たばねたもの)により測定した。又シール円板の振動を測定する ため,円板にアルミ板を接着し,それに近接してピッ クアップを取付けた。このピックアップは渦電流効果 を利用したもので非接触で 1μ 程度の振幅も測定でき るものである。

又シール円板と回転円板のすきま h は、ベローズ を試験器本体から絶縁して取付け、シール円板と回転 円板の間の静電容量 C を LCR メータにより測定し、 次式によりすきまを決定した。

$$C = 0.0885 K \left(\frac{A_l}{h} + \frac{A_g}{h + h_g} \right) \qquad (6)$$

ただし, A_l =山の部分の面積 cm², A_g =みぞの面 積 cm², h=すきま cm, h_g =みぞの深さ cm, K=誘電率 (Air, N₂, H₂ は K=1.0) C=pF

シール円板の寸法は、 $r_a=29 \text{ mm}$ 、 $r_b=25 \text{ mm}$ 、 $r_i=15 \text{ mm}$ の純銅製で、スパイラルみぞの深さは 34 μ m である。ベローズはステンレスの溶接ダイヤフラムベローズを使用した、ベローズ外径 60 mm、内径 40 mm、板厚 0.15 mm である。

シール円板と回転円板の材質は、メカニカルシール のように接触するものでは硬質材料の組合せにする が、非接触シールの場合は、スパイラルグルーブの腐 食加工のしやすさとシール面の摩擦熱による変形の少 ないものを選ぶ必要がある。シール円板の変形は他の 条件が等しければ (α/k) に比例する⁸⁾ $(\alpha = 熱膨張係$ 数, k=熱伝導率)。そこで極低温における強度の安定 している材料について, α , k, α/k を求めたのが表-4 である。銅はかなりすぐれた性質を示し、特に低温に おいて良い値である。アルミニウムは銅に次ぎ、低温 強度の大きいステンレスは m k が小さいため lpha/k は大 きい値となっている。グラファイトは室温では良い値 を示すが低温ではそれほどでもない。テフロンは極低 温でよく使用される材料であるが, α/k は非常に大き い値となる。本実験では、銅が腐食加工しやすく、腐 食面も良好であったのでシール円板には主として純銅 を使用し、回転円板には回転による応力を考慮してア ルミニウムを使用した。

シール円板のスパイラルみぞは,曲線を円弧で近似 し,腐食させない部分にラッカーを塗った上,銅の場 合は塩化第2鉄の25%水溶液で腐食させ,液温と腐 食時間を調節して希望の深さを得た。みぞの深さは先

(95)

<i>Т</i> °К			273° F	ς Γ		80° K		40° K			
材	質	α	k	α/k	α	k	α/k	α	k	α/k	
銅 (99	.95%)	20	3,850	5.2 ×10 ⁻³	9.2	5,900	1.6×10^{-8}	2.8	10,500	0.27×10^{-3}	
Al (99	. %)	23	2,380	9.7×10^{-8}	8.5	2,500	3.4×10^{-8}	2.8	2,700	1.0 ×10 ⁻³	
ステン	ノレス	16	151	106×10^{-3}	6.8	80	85 × 10 ⁻³	0.1	46	2.2×10^{-3}	
グラフ	ァイト	0.6	1,700	0.35×10^{-3}	0.45	470	0.96×10^{-3}	0.2	105	1.9×10^{-3}	
テフ	ロ ン	100 2.5 40		52	2.3	23	37	20	19		

表-4 シール用材質の比較

α= 熱膨弱係数 10⁻⁶/°C k =熱伝導率 mW/cm°C

端が直径 0.5 mm の球状の探子の動きを渦電流効果を 利用したピックアップを用いて測定し,半径方向4ケ 所のみぞ断面の形状, 寸法を求めてその平均値を hg とした。

まず回転円板を静止した状態で空気を供給したとき の、 $(P_i - P_a)$ とすきま h と漏れ量 G_i の関係は図-11 のようになり、低い圧力でもよく浮き上り安定し ている。図中の鎖線は計算値であり, すきまの値はよ く一致しているが,漏れ量の実験値はやや大きい値を 示している。これは両円板が完全な平面でなく,そり やうねりがあるためと考えられる。

このシールをベローズ内外圧の差 ($P_i - P_a$)を 0.25 0.50, 0.75 kgf/cm² に保って, 回転数 n s⁻¹ (rps) を 上昇したときの, 漏れ量 G_i , すきま h, シール円板

40 揻 幅 µ m 0 実験



図-11 内圧型非接触ガスシールの静特性

の振幅を計測した結果は図-12のようになった。すき ま h はいずれの場合も回転数 n の上昇とともに増加 し、それに応じて漏れ量 G_i も増えている。シール円 板の振幅は低回転ではほぼ一定の値を保っているが、 これは回転円板に固有のふれがあるため、シール円板 がこれに追随しているためである。n がさらに上昇す ると,ある回転数で振幅が急激に大きくなり回転円板 と転触しはじめる。この点では Gi も急に増加してい る。この限界の回転数はシール面に作用する力のバネ 剛性とシール円板の慣性モーメントで決まる共振点⁹⁾



図-12 内圧型非接触ガスシールの動特性

(96)

で、 $(P_i - P_a)$ が大きくなれば高い回転数に移動している。

$$\omega_{c}^{2} = \frac{1}{I_{T}} \cdot \frac{D_{m}^{2}}{8} \cdot \frac{\partial W}{\partial h}$$
(7)

ただし、 $D_m = r_i + r_a$, $I_T = シ - \mu$ 円板の直径軸に対 する慣性モーメント、 $\partial W / \partial h = \vartheta - \mu$ 面の軸方向のバ ネ剛性 (=K), $\omega_o =$ 角速度 rad/s.

この実験のように低い圧力差の場合には、この限界 回転数が問題になるが、シール円板の材質を軽いもの にするとか、シール面の形状を変えることにより、こ れより高い回転数も可能である。

3.4 外圧型非接触ガスシールの室温における実験 このシールは図-13のように、シール円板、ベロー



ズの外側の圧力が高い場合で、ガスは外周から内へ流 れ、スパイラルみぞは外側につける。そのときの圧力 分布は 図-13 の下図のような形となり、シール面に作 用する力 Ws がベローズの力 Ws とつりあって一定 のすきまを保つもので、理論的な考え方は内圧型と同 じである。

実験装置は 図-14 のように 図-10 のものを外圧型に したものであるが,この実験ではシール円板の振動の 計測がピックアップの寸法不足のため不可能であっ た。シール円板は $r_a=31$ mm, $r_b=26$ mm, $r_i=22.5$ mm, $h_g=35 \ \mu$ m の純銅製で,ベローズの平均直径は 50 mm である。

このシールの動特性は 図-15 のようになった。実験 の条件は、内圧型と等しくした。すきま h と漏れ量



図-14 外圧型ガスシールの実験装置



図-15 外圧型非接触ガスシール(銅円板)の動特 性

 G_i の変化は内圧型のとき (図-12) とよく似た傾向を 示し,限界回転数もほぼ等しい値を示している。又静 特性はすきま h が小さすぎて静電容量計の指示が不 安定で計測できなかったが, $50 s^{-1}$ 程度回転すると安 定して計測可能となった。

シール円板の寸法が上記の実験のものと等しく,材 質を純銅から純アルミニウムに変更して,15°Cの窒 素ガスで実験した結果が図-16である。アルミニウム の腐食には,塩化カルシウムの飽和水溶液に10%の 塩酸を加えた液を使用した。シール円板の材質の比重 が8.93から2.69になったためシール円板の慣性モ ーメントは1/3.3になったが,ベローズ端面のリング (ステンレス)がこれに加わるため、 ω_o の上昇は1.6 倍位と考えられた。実験結果はほぼ予期した通りとな り、0.25kgf/cm²でも500s⁻¹まで回転できたが,振 動発生の前兆が認められた、それ以上の圧力では問題 なく安定した結果が得られた。



図-16 外圧型非接触ガスシール (Al 円板) の動 特性

3.5 非接触型液封シールの実験

この実験に使用したシールは,前に報告した,"非 接触ガスシールの研究"ののスパイラルグルーブ型シ ールの作動流体を液体にしたときに相当するもので, その原理は図-17のように、スパイラル形のみぞを表 面に持つシール円板はベローズで支持されて回転円板 と相対し,静止状態では内圧により押付けられガスが 外部へ漏れぬようになっている。ガスは Ps の圧力で ベローズ内部にあり、外側には軸封用の液体が Paの 圧力で充満している。円板が矢印の方向に回転すると 液はスパイラルみぞにそって内側に昇圧され Ps に達 して液とガスの境界面を作る。そのときシール面に作 用する力 Ws とベローズに作用する力 WB がつりあ って両円板は一定のすきまを保つ。このときの圧力上 昇 $\Delta P = (P_s - P_a)$ は式 (5) のようになり、このシール の場合,μにシール液の粘性係数,rbにガスと液の境 界面の半径を使用すればよい。このときシール面に作 用する力 Ws は (8) のようになる。



図-17 スパイラルグループ液封シール

$$W_{s} = \pi (P_{s} - P_{a}) \left\{ \frac{\pi}{2} (r_{a^{2}} + r_{b^{2}}) - r_{i^{2}} \right\}$$
(8)

ベローズに作用する力 W_B は式 (4) で示され, F_B =0 のとき,次の関係が得られる。

$$r_a^2 + r_b^2 = (D_1 + D_2)^2/8 \tag{9}$$

実験装置は 図-18 のような構造で, ガスは下の孔か ら供給され, 回転軸は上方から高速モータで駆動され る。シール円板の振動を計測するため, 内圧型非接触 ガスシールの実験と同様に渦電流効果を利用した非接 触型のピックアップを使用した。すきまはシール円板 を絶縁して両円板の間の静電容量から求めた。

使用したシール円板は外径 46 mm, 内径 26 mm,



図-18 液封シール実験装置

10

(98)

みぞの深さ 35 μ m の純銅製で,ステンレスのベロー ズに支持されている。ベローズの平均直径は 39.5 mm であった。シール液は高速回転するため、低粘度のも のを選び灯油を使用した (15°C で 2 cP)。

ベローズ内側に空気を送り, $(P_s - P_a)$ を 0.5, 1.0, 1.5 kgf/cm² に保ち,回転数を上げ,そのときのすき ま h,漏れ量 G_i ,シール円板の振幅を計測したもの が 図-19 である。 $(P_s - P_a) = 0.5$ kgf/cm² のとき,300



 s^{-1} まで安定した状態で、すきまは回転数の上昇とともに大きくなっているが、漏れ量は零で、シール円板は回転円板によく追随している。しかし $300 s^{-1}$ 以上になるとすきまとシール円板の振幅が次第に大きくなり、漏れが始まり、 $420 s^{-1}$ で両円板は接触する。1.0 kgf/cm² では $400 s^{-1}$ で漏れ始める。 $1.5 kgf/cm^2$ では $500 s^{-1}$ まで安定しており漏れも無かった。

この不安定はシール液に作用する遠心力がスパイラ ルグルーブの発生圧力を上回ったためと考えられ,計 算で求めた回転数とよく一致した。

この液封シールを極低温ガス圧縮機の二次シールと して使用する場合,漏れも無く耐圧力も大きいので, シール液にメタノール,エチレングリコールなど凍結 点の低いものを使用すれば良いと考えられるが,ただ このシールは起動,停止の際,小量の液が内部に漏れ ることがあり,-230°C あるいは -140°C の極低温 では漏れた液が一次シール附近で凍結して故障の原因 となることも考えられるので,漏れ液が絶対に一次シ ールに行かないような構造と漏水液回収装置が必要と なる。

3.6 磁性流体シールの特性

磁性流体 (Magnetic Fluid, Ferrofluid) とは 100 Å (10⁻⁸ m) 程度の微粒子の酸化鉄 (Fe₈O₄) に種々の界 面活性剤を添加して,水,炭化水素,エステル,ダイ エステル等の溶媒中に安定に分散させたもので,流動 性と強磁性体の特性と両方の性質を持っている。

これに関する研究は 1965 年ごろから NASA で開 始され,現在では多くの研究論文があり,その利用法 も各種のシール,潤滑,比重選別等多方面にわたって いる。

軸シールとして使用する場合は、図-5・Cのように、 強磁性軸を使用する場合と、非磁性の場合があるが、 後者は耐え得る圧力差が小さいため、強磁性軸を使用 する場合が多く、その構造は図-20のように永久磁石



図-20 磁性流体シール

の両側に軟鉄のポールピースを付け,各ポールピース には必要な圧力差に応じた段数の磁性流体を保持する リングがある。このとき保持できる圧力差 *4P* (kPa)* は次式で与えられる¹⁰⁾。

 ΔP =7.96 $ZM_sB_gn_T \times 10^{-6}$ (10) ただし、 M_s =磁性流体の飽和磁化 (Gs)*、 B_g =すき まの磁場 (Oe)*、 n_T =シール段数、Z=有効係数 Z は実験的に求められ 図-21 のような値をとる。 磁場の強さ B_g はまず磁石のパーミアンス係数 (B_a / H_a) を次式で求める。

^{*} $1 \text{ kg} \cdot \text{f/cm}^2 = 98 \text{ kPa}$ $1 \text{ Gs} = 10^{-4} \text{ T}$ $1 \text{ Oe} = (1000/4\pi) \text{ A/m}$



図-21 有効係数 Z

 $B_a/H_a = (L_m/2L_g)(A_g/A_m)(f/r)$ (11) ただし、 $L_g = j$ きま、 $L_m =$ 磁石の厚さ、 $A_m =$ 磁石の面積= $\pi \{D_m^2 - (D+2c)^2\}$ 、 $A_g = j$ きまの面積= $n_i \pi D L_i/2$ 、f =磁気抵抗係数、r =漏洩係数、 $B_a =$ 磁束密度 (Gs)、 $H_a =$ 磁化力 (Oe)、磁性流体シールではr = 1.5, f = 3 が適当とされている。この B_a/H_a を用いて磁石の減磁曲線上に作動点を求める。(図-22) この B_a を用いて次式により B_g を計算する。

$$B_g = B_d(A_m/A_g)(1/f) \tag{12}$$

又損失馬力 L (W) は次式で求められる

$$L = (L_t/L_g)D^3N^2n_t\mu \times 8.6 \times 10^{-12}$$
 (13)
N=rpm, μ =磁性流体の粘性係数 cP,

 $L_t, L_g, D, n_t - \boxtimes -21$

又磁性流体の蒸発のため有効寿命が心配されるが, 図-23 のように 20°C のダイエステルで 10⁻³ Pa と低



図-22 フェライト磁石の減磁曲線(例)

い値であり, さらに低温になると急激に低くなってお り, ダイエステルベースのものを高真空に使用したと き, 露出面積当りの損失量は 90°C で 0.035 cc/cm²/ year と云う値が出されており¹⁰⁾, 1~5 年無事故の例 もあるので, 相当長時間無補給で使用できるものと考 えられる。

次に磁性流体シールの試験装置を図-24に示す。これは前の実験と同様に極低温軸封試験装置を利用し, 二次シール取付部に磁性流体シールを取付けた。

永久磁石は外径 60 mm, 内径 31 mm, 厚さ 7 mm のダイナミックスピーカー用のフェライト磁石を利用 した。又ポールピースの形状は,比較的低圧で使用さ れるのと,摩擦損失を少なくするため各1段で $L_t=2$ mm, $L_g=0.2$ mm, D=26 mm のものを使用した。



図-23 磁性流体の蒸気圧



図-24 磁性流体シールの実験装置

(100)

磁性流体には Ferrofluidic 社の D04 を使用した。 これはダイエステルベースのもので飽和磁化 450 ガウ ス, 流動点 -37° C である。

実験は、まず静止状態で出口の弁をわずかに開け、 流入ガス流量を外圧型ガスシールの実験のときの値に 合わせ、流入ガス温度はシール温度が高速回転で上が りすぎないように -50° C に保って圧力を加えてシー ルの磁性流体が吹き飛ばされる圧力 (Burst Pressure) *AP*を求め、さらに回転数を上げて、各回転数におけ る *AP*を求めたのが 図-25 である。200 s⁻¹ 位までは ほぼ一定であるが、それ以上では次第に減少して 500 s⁻¹ では静止時の値の 73% に下っている。なおバー ストするまでのガス漏れは全然認められなかった。静 止時の *AP* は 図-21 の有効係数 *K*を使用して式 (10) で求めた値とほぼ一致している。又この *AP* を大きく したいときは段数 *nt*を増し、それに応じて磁石寸法 を大きくすればよい。

このバースト圧は、一度加圧によりバーストしてし まうと、圧力を下げて再び加圧しても約1/2の圧力で バーストし1段しか作用しなくなる。本実験の測定点 は1回づつ磁性流体を補充して求めた値である。



次に回転数とポールピースの温度の関係を求めたの が 図-26 で,静止状態では 5°C であったが,回転数 の上昇とともに急激に上って 500 s⁻¹ では 35°C にな

っている。このときの摩擦損失は約20Wである。

このように磁性流体シールは比較的低圧のガスシー ルに有効であるが、欠点は使用温度の上限が約 60° C~ 100°C、下限が -35° C~ -50° C であることである。

極低温ガス圧縮機の二次シールとして使用する場合 この範囲内にすることは容易である。

3.7 極低温ガスシールの実験

以上に述べた各シールをボイルオフガス圧縮機に使用する場合の組合せを考えると、最高 500 s⁻¹ まで安定した性能を得るには、内圧型非接触ガスシールは、図-3 のような構成の場合、 $P_3 > P_2$ にて使用するが、 P_2 はボイルオフガス圧縮機で $1.08 \sim 1.28 \text{ kgf/cm}^2$, 燃料ガス圧縮機では 2.03 kgf/cm^2 位であるから、 P_3 は前者では 2.03 kgf/cm^2 後者では 2.78 kgf/cm^2 以上必要となり、二次シールに液封シールを使用すれば可能となるが、液封シールは起動、停止時の液漏れ対策が必要となり、複雑な構造となる。

外圧型非接触ガスシールでは $P_3 < P_2$ で使用するの で、ボイルオフガス圧縮機では P_3 を大気圧にしても 圧力差は $0.05\sim0.25 \text{ kgf/cm}^2$ で 500 s^{-1} は無理であ ろう。燃料ガス圧縮機の場合は差圧が 1 kgf/cm^2 位で、 安定した性能が得られると考えられる。

以上の考察から次のような組合せが適当と考えられ る。

- A. シールの圧力差の大きい燃料用ガス圧縮機では、一次シールに外圧型非接触ガスシール、二次シールに磁性流体シールを使用する。
- B. シールの圧力差の小さいボイルオフガス圧縮機では、一次シールにラビリンスシール、二次シールに破性流体シールを使用する。

Bの一次シールは通常差圧のない状態で使用し,低 温ガスは外部へ逃がさないが,二次シールの温度が低 くなりすぎるときは,外部(圧縮機出口)から P₂よ りわずかに高い圧力で適当な温度のガスを供給し翼車 の方へ逆流させる。そのため一次シールに,他のシー ルに比べて漏れ量が多いラビリンスシールを使用して も,漏れ量は零もしくは微量にでき,その高速で安定 した利点を発揮できる。

実験装置は図-27に示すように、発泡プラスチック で断熱された低温室に外部から液体窒素により冷却さ れた水素ガス又は窒素ガスを供給し、一次シールから

(101)



図-27 極低温軸封試験装置

漏れたガスは外部へ導かれ水槽で熱交換してほぼ室温 とし、毛細管流量計で漏れ量を測定する。一次シール には外圧型非接触ガスシール(アルミ円板)を、二次 シールには二段の磁性流体シールを使用した。一次シ ールは 図-16 の実験に使用したもの、二次シールは 図-24 の実験に使用したものである。

ガスの供給温度は 図-27 の T₃ 部分で最低 -144°C ~-138°C にすることができたが,このときの一次シ



図-28 外圧型非接触ガスシールの低温特性

ールの性能は 図-28 のようになった。シール圧は (P_s - P_a)=0.5 kgf/cm² の場合で, 15°C の窒素 ガスの 実験値も点線で記入してある。窒素ガス,水素ガス共 に -140°C で安定した運転性能が得られたが,漏れ 量の変化は -140°C の窒素ガスは 15°C の場合より も大きく変化しているが,すきまの変化は 15°C より 小さい。これはガスの粘性係数の低下 (0.0173 cP→ 0.0088 cP) による容積流量の増加とガス 密度の増加 (1.74 kg/m³→3.85 kg/m³) とすきまの増加によるもの と考えられる。-140°C の水素ガスの場合すきまの変 化は 15°C の窒素ガスより少く,漏れ量も少くなって いる。水素ガスは密度が小さいので G_i は低く出てい るが容積流量にすると,粘性係数が小さいため窒素ガ スより大きい値となる。

この実験での一次シールの温度 T_1 , 二次シールの 温度 T_2 は 図-29 のようになった。一次シールの温度



図-29 一次シール,二次シールの温度変化

はガス温度より高い値を示すが、シール面を流れるガ ス流量が少ないため、ベローズを通って外部から伝わ る熱によりシール円板およびすきまのガスが加熱され るためと考えられ、水素ガスの方が窒素ガスより低い のは、水素ガスの比熱 (C_p =3.0) が窒素ガスの比熱 (C_p =0.24) に比べると非常に大きいため、すきまを 流れるガスの熱容量 ($C_p \times G_i$)を比較すると水素が窒 素の2倍となり静止状態でも大きい温度差を示してい る原因と考えられる。回転数が上昇すると一次シール の温度は上昇するが、水素の方ガ粘性係数が低いため 摩擦熱も小さく、したがって温度上昇も少ない。

二次シールの温度も同様の傾向を示すが、いずれの

(102)

場合も磁性流体の使用限度(-37° C)より高く,ガ ス温度がさらに下って LH₂のボイルオフガス温度 (-253° C)でも、二次シールの温度は -20° C 位であ ろうと考えられるので、特別の加熱、断熱は必要ない と考れられる。

液化ガスポンプへの非接触液封 シールの応用

4.1 非接触型液封シールの液体窒素による実験

液化ガス用ポンプの一次シールとして、3.5 に述べ たスパイラルグループ型液封シール (図-17)を使用す ることを考えた。この場合シール円板の外側には液化 ガスが P_a の圧力で充満し、ベローズの内側には、こ の液体から蒸発したガスが P_a よりやや高い圧力 P_s に保たれている。静止時には ($P_s - P_a$)によるベロー ズの力でシール円板は回転円板に押付けられガスは外 部に漏れない。回転円板が矢印の方に回転すると外側 の液はスパイラルみぞにより内側に昇圧され P_b に達 し液とガスの境界面を作る。回転摩擦熱により蒸発し たガスは ($P_b - P_s$)の圧力差で内部に漏れる。この点 が普通の液封シールと異なる点で圧力分布は 図-30 の ようになる。



図-30 液化ガス用液封シールの圧力分布

スパイラルグループの圧力上昇は(5)式と同様で ある。スパイラルグループの摩擦による発生熱量 *Q_f* (kcal/s) は次式で求められる¹¹⁾。

$$Q_{f} = \frac{L_{f}}{427} = \frac{\pi \mu_{l} \omega^{2} (r_{a}^{4} - r_{b}^{4})}{2h \times 427} \cdot \frac{X + Y}{Y(X+1)}$$
(14)
ただし, $X = b_{g}/b_{l}, \ b_{g} = みぞの幅, \ b_{l} = 山の幅$

 $Y=(h_g+h)/h, h_g=$ みぞの深さ,h=すきま

したがって内部へもれるガス量
$$G_{l}$$
 (kg/s)

$$G_l = Q_f / Q_v \tag{15}$$

ただし、 Q_v =液化ガスの気化熱 kcal/kg このときの $(P_b - P_i)$ は次式により求める。

 $G_l = \pi (P_b^2 - P_l^2) h^3 / 12 \mu_g RT \times \ln r_b / r_i$ (16) シール面に作用する力 W_s は次式のようになる。

$$W_{s} = \frac{\pi}{2} (r_{a}^{2} + r_{b}^{2}) (P_{b} - P_{a})$$

$$-\frac{\pi}{2}(r_b^2 - r_i^2)(P_b - P_i)/\ln r_b/r_i \qquad (17)$$

これらの式によりシール面の設計を行った。

実験は極低温軸封試験装置(図-27)の低温室に液体 窒素を充満し,一次シールに上記のシールを取付け, 二次シールは磁性流体シールを使用した。

シール円板は, r_a =30 mm, r_b =18 mm, r_i =15 mm の純銅製で h_g =44 μ m, b_g/b_i =1 であり, ベローズ は平均直径 50 mm である。

 $\Delta P = (P_s - P_a)$ を 0.1 kgf/cm² に保ち回転数を上げ たときの,漏れガス量 G_i, すきま h, 二次シールの 温度変化は 図-31 のようになった。回転数はポンプ回 転数が 3,500 rpm 程度であるため, 100 s⁻¹ まで実施 した。ガス漏れ量 G_i は回転数の上昇とともに 増加 し, すきま h も同様であるが,この値は前述の式か ら求めた値とよく一致している。この回転数範囲では 振動,接触は認められず安定した性能を示している。



図-31 液化ガス用液封シールの特性

(103)

シール円板の温度は液温(-196°C)とほとんど一 致していた,又二次シールに用いた磁性流体シールの 温度は回転数の上昇とともに低下しているが,これは 回転数の上昇により回転円板の熱伝達率が増加して回 転軸の温度が低下することと漏れガス量が増加してポ ールピースが冷却されること,さらに回転数が小さい ため摩擦損失がほとんどないこと等によるものと考え られる。

このシールを LNG に使用する場合は粘性係数にあ まり差がないので,ほぼ LN₂の実験値に近い値が得 られるであろう。しかし LH₂ に使用する場合は粘性 係数が約 1/10 になるので,すきまは 100 s⁻¹ で 10 μ m となり, *ΔP* が 0.1 kgf/cm² 程度の低圧では使用可能 と考えられる。又より大きいシール円板を使用すれば 圧力差を大きくすることができる。

又 LH₂ の場合,磁性流体シールの温度はさらに低くなると考えられるが,ステンレス鋼を軸材料とした場合には,その熱伝導率 k は 図-32 の点線のように





-200°C 附近から急激に小さくなるため,たとえば長 さ 90 mm のステンレスの棒の一端を LH₂ 又は LN₂ で冷却し,他端を 20°C に保ったときの棒の温度分布 を計算すると 図-32 の実線及び鎖線のようになり,冷 却点から 70 mm の所では,これらの差は約 2°C と なる。したがって低温部にステンレスを使用し,磁性 流体シール部分だけ表面に軟鉄のスリーブを付けた軸 を使用すれば,LH₂ の場合も LN₂ と大きい差はな く,磁性流体シールの使用は可能である。

5. 密閉型ガス圧縮機及び密閉型ポンプ

5.1 密閉型ガス圧縮機

ボイルオフガス圧縮機の軸封条件の複雑化に対して



図-33 密閉型ガス圧縮機

考えられる他の方法は密閉型ガス圧縮機である。密閉 型ガス圧縮機は初め漏れが絶対に許されない原子力関 係の放射性流体を取扱うところに開発されたもので, 図-33 のようにモータ,軸受,圧縮機の翼車が一体と なり,一つのケーシングに配置され軸封装置を持たず, ガス漏れはフランジのガスケットにのみ依存しており 完全に防止することができる。

このガス圧縮機で問題となるのは軸受で,動圧式ガ ス軸受を使用したり,簡単なメカニカルシールを取付 けて潤滑油のケーシング内への漏れを防止したりして いる。動圧式ガス軸受は起動,停止のとき接触するこ と,負荷容量の小さいことが欠点で,水素ガスを使用 するときはその低粘性係数によりさらに負荷容量が減 少する。

そこで、この軸受にガス圧縮機の作動流体を使用す る静圧式ガス軸受を使用すれば、これらの欠点はなく なり、軸封装置が不要で安定した性能が得られる。た だこの軸受には加圧したガスを供給する必要がある が、軸受ガス流量が少ないので、ガス圧縮機動力の 2~3%の入力の圧縮機が必要となる。

この型式の軸受を有する遠心圧縮機について、我々 の経験を述べる¹²⁾。それは当部の高圧空気源設備に使 用したもので、その要目は、圧力比 5,空気流量 3.6 kg/s、回転数 30,000 rpm,軸入力 1,100 PS, 翼車外 径 315 mm で、図-34 のような構造で高速直流動力計 により駆動される。静圧空気軸受の構造は 図-35 のよ うに、ラジアル軸受、スラスト軸受ともに静圧式で、 軸径 100 mm、スラストカラー直径 200 mm,軸受荷 重はラジアルが 100 kg、スラストは 300 kg で設計さ れており、供給空気圧 5 kgf/cm² ゲージで 30,000 rpm まで安定した回転が得られた。図-36 にこの軸受の供

(104)



図-34 遠心圧縮機



図-35 空気軸受



給圧力と軸振動の関係を示す。このように供給圧が 3 kgf/cm² のときは約 300 s⁻¹ まで安定した回転を示し, 5 kgf/cm² では 500 s⁻¹ 以上の回転が得られることが わかる。

5.2 密閉型ポンプ

3.3 で述べたサプマージドポンプがこれである。こ のポンプは極低温の LNG 中に浸され,その球軸受の 保持器はテフロン製で自己潤滑性を持っているが,軸 受の寿命が短かく,定期点検と交換が必要である。こ れを LH₂ に使用するときは,さらに軸受の使用条件 が悪く,寿命がもっと短かくなるものと考えられる。

このサブマージドポンプの軸受に静圧式軸受を使用 すればこの欠点は解決する。LH₂ ポンプに LH₂ の静 圧軸受を使用する試みは, ロケット用ポンプで行われ ている¹³⁾。この場合軸受へ供給する LH₂ はポンプ吐 出口から導いているが, カーゴポンプのように低揚程 では, 圧力が不足するので別に軸受用 LH₂ ポンプが 必要となる。この軸受に 図-37 のように水素ガスを供



図-37 密閉型ポンプ

給する静圧式ガス軸受を使用し,その出口圧をポンプ 入口圧よりやや高く調節すれば,5.1 で述べた非接触 型液封シールの使用が可能となり,簡単で信頼性のあ るポンプが得られるものと考える。

6. む す び

LNG 船を基準に LH2 船の補機について試算し,ボ イルオフガス圧縮機と液化ガスポンプの問題点を考察

(105)

したが、極低温で高速回転する軸封装置がその一つで あることを指摘した。

そこで信頼性のある極低温軸封装置として、ガス圧 縮機の場合,一次シールにスパイラルグループ型非接 触ガスシールを、二次シールとして磁性流体シールを 考え、室温における実験と -140°C に冷却した水素 ガスと窒素ガスを使用した実験を行ない、その可能性 を確め、30,000 rpm まで安定した性能が得られた。

ポンプの場合はスパイラルグループ型液封シールの 室温の灯油による実験と液体窒素による 実験を 行な い,灯油の場合は 500 s⁻¹ まで,液体窒素の場合は $100 s^{-1}$ まで安定した性能が確認され,液体水素でも 使用可能と考えられた。

また,静圧式ガス軸受を持つ,密閉式ガス圧縮機と 密閉型ポンプを提案した。

参考文献

- 野村,塩出,玉木他;船舶技術研究所報告,18
 巻2号(56年3月),pp.1~126.
- 2) 舶用ガスタービンの周辺機器および LNG 船関 連器機の開発についての調査報告書,日本舶用機 器開発協会 (1973~6).
- J. A. Smit; The Selection of Propulsion Machinery for LNG Carriers, The Motor Ship (August 1972), pp. 227.

- 4) 妹尾; 高圧遠心圧縮機空力設計の現状と将来, 日本ガスタービンセミナー (1979), pp. 6-1.
- W. E. Camphell; Centrifugal Pumps for Rocket Engines, N.A.S.A SP-304 (1974).
- 6) 熊谷,比気;船舶技研研究発表会講演集,第 29 回(52年5月),第 33回(54年5月),第 35 回(55年5月),第 37回(56年5月).
- (1) 熊谷,比気; 非接触ガスシールの研究,船舶技 術研究所報告,9巻3号(47年5月),pp.11~ 25.
- C. H. T. Pan; Thermal Distortion of Spiral-Grooved Gas Lubricated Thrust Bearing Due to Self-heating, Trans. ASME, J. of Lubrication Technology (1967), pp. 197.
- N. S. Grassam; Gas Lubricated Bearings, Butterworths (1964), pp. 85.
- 10) R. L. Bailey; The Status of Magnetic Liquid Seals, 8th International Conference of Fluid Sealing (Sept. 1978), Paper 13, 他多数あり.
- S. Whitley; The Design of the Spiral Groove Thrust Bearing, Gas Bearing Symposium (April 1967), Paper 13.
- 12) 熊谷,比気;船舶技研研究発表会講演集,第 21
 回(48年5月),pp. 9.
- J. M. Reddecliff; Hydrostatic Bearings for Cryogenic Rocket Engine Turbopumps, Trans. ASME, J. of Lubrication Technology (July 1969), pp. 557.