

1.太陽熱水発電の技術的手当

(1) 構成

太陽熱水発電は高温側熱源、低温側熱源、エネルギー変換装置 (低温スターリングエンジン)で構成される。(図-1)

- > 高温側熱源の作動媒体(水)は太陽熱湯沸装置で95℃の熱水になり、貯水池(赤色)で待機し、スターリングエンジンに供給され、75℃で貯水池(黄色)に戻り、翌朝循環する。 従来の太陽熱発電よりも低温であるため、3日間貯湯しても水温低下は約0.3℃程度に抑えられる(蓄熱性⇒蓄電性)。
- ▶ 低温側熱源の海洋深層水は水深1,000mで3℃、低温スターリングエンジンに供給する段階で5℃、エネルギー変換後、廃熱により15℃にまで昇温する。
 使用後の海洋深層水は清浄かつ栄養塩に富み高付加価値で、多段(カスケード)利用に供せられる。
- ▶ エネルギー変換装置には低温スターリングエンジンを用いる。 低温スターリングエンジンは立地・環境条件に合わせた仕様 で、地域資源を有効活用できる。





(2) 高温側熱源

熱水発電は排熱・地熱・太陽熱など、熱源の種類を選ばない。

- ▶ ただし、工場では省エネ・合理化が進み、排熱は小規模かつ分散し、発電も小規模・分散型になる。
- ▶ 地熱は60°C以上で良く、温泉など利用可能対象は広がり、これに応じた地熱集熱工法も考えられる。
- ▶ 太陽光は実用的無尽蔵の熱源であるが(図-2)、既往集熱装置は集熱温度が400℃~1,000℃と高く、 エネルギーロスが大きいため、集熱ロス・コストを低減する95℃用の太陽湯沸装置を設計した。
- ▶ 太陽湯沸装置は、光の反射→透過→吸収→熱媒体輸送→貯水の行程で構成され、反射材・反射防止剤・ 二重窓・太陽光吸収体・断熱材などで最先端技術を用いるが、技術的に難しいところはない。
- ▶ すなわち、集熱温度を下げることで、エネルギーロス・製作費・集熱コストを低減できる。





(3) 低温側熱源

る。 (図-4)

きる。 (図-5)

- ▶低温側熱源は空冷・陸水・表層海水・海 洋深層水など種類を選ばないが、高温側 熱源温度が95℃と相対的に低く、低温側 熱源温度の発電効率・発電コストへの影 響が大きくなる(表−1 ┏)。
- ▶表層海水(25°C)と海洋深層水(5°C)の違 いは、発電効率で11.4%と8.8%、発電コ ストで15.9円/kWhと20.2円/kWhとなる が、いずれも電力市販単価より安い。

表-1 低温熱源温度による発電効率・発電コストの違い(概算)*6

	単位	海洋深層水	陸水	表層海水	空冷
高温側熱源温度	°C	95 ⇒ 75	95⇒82.5	95⇒80	95⇒77.5
低温側熱源温度	°C	5 ⇒10	15⇒20	25⇒32	25⇒40
発電効率	%	11.4%	10.1%	8.8%	8.1%
発電コスト	円/kWh	15.9	17.6	20.2	22

射量・海洋深層水取水条件で特に恵まれ る訳ではない)





(4) エネルギー変換装置:低温スターリングエンジン

▶スターリングエンジンは理論的に最も優れる発電効率(カルノー効率に近い)・安全性・静寂性・耐久性 などの特性を持つ。これらは200年前からの公知であるが、この特性を生かした実用化は遅れていた。

- ▶特に、低温スターリングエンジンは世界的にもJürgen Kleinwächter (ユルゲン・クラインヴェヒター) 教授のSunpulse500(高温側熱源温度200°C,低温側熱源温度25°C,発電効率10%)のみであった。
- ▶ただし、発電コスト低減のためには、高温側・低温側熱源の温度とコストの特性を踏まえ、100°C以下 でも効率的な低温スターリングエンジンの開発が必要であった。

▶太陽熱水発電の成否・効果は低温スターリングエンジンの性能と製作費に帰着する。



図-7家庭・事業所単位で電力自給*1

出典) *1 http://www.sunorbit.de/(旧,現在は改 訂済み) *2 www.sunorbit.de/sunpulse-500/ (現在閉鎖) *3 Sunpulse 500: Why Low Temperature Stirling Engines: Theory and Possibilities by J. Kleinwächter: https://www.youtube. com/watch?v=CK1bYvh ewQ4&list=PLTANLRFo 707M0cx5WxKPQ9cUw vm79xEov

2. 低温スターリングエンジン諸変数の感度分析・最適化 (1) 諸変数の最適化フロー



出力・発電効率の最大化に対する諸変数の最適化は、上図に示すように設計と計算の繰返しに帰着する。



表-2 低温スターリングエンジン仕様

項目 細目		仕様							
圧力壁 径・全	高(胴体)	600A (ϕ 609. 6) × 1, 500 (1, 444)							
断熱壁 径・全	高(胴体)	500A (ϕ 508) × 1, 400 (1, 300)							
シリンダ 外径	,内径	250A(φ267.4), φ250							
ピストン外径×	高さ,ストローク	ϕ 246 \times 130mm, 140mm							
ロッド芯々距離	,連棹比	450.5mm, 6.44 (目標 6~10)							
高温側低温側ピ	ストン位相差	2.2°(水道水),3.0°(海洋深層水)							
吉 泪 (加)劫)酒	熱源の種類	600A(ϕ 609.6)×1,500(1,444) 500A(ϕ 508)×1,400(1,300) 250A(ϕ 267.4), ϕ 250 7 ϕ 246×130mm,140mm 450.5mm,6.44 (目標 6~10) 2.2°(λ 道 λ),3.0°(海洋深層 λ) 給湯器(排熱,地熱,太陽熱) 60°C~95°C(実験95°),1280/h 水道(海洋深層 λ ,陸 λ ,空 Λ) 5~15°C(実験15°C),4350/h t=0.3mm,ctc.3.0mm SUS-TP10A ϕ 17.3,t=2.3mm 75.3×32×400mm×6ヶ所 75.3×32×400mm×6ヶ所 圧縮空気,4.50(+0.21~+0.50)気圧 圧縮空気,4.50(+0.00~+0.10)気圧 圧縮空気,4.50(+0.00~+0.10)気圧 圧縮空気,4.50(+0.00~+0.01)気圧 2.42 RPS(0.41 S) 268 W(圧縮空気最大5気圧) 3kW,10 kW(圧縮空気50気圧) 9.0% (低温側:水道水)							
向 但	温度・流量	60℃~95℃(実験95°),1280/h							
瓜油加劫酒	熱源の種類	水道(海洋深層水,陸水,空冷)							
低值側熬你	温度・流量	5~15℃(実験15℃), 4350/h							
	アルミフィン	t=0.3mm, ctc.3.0mm							
熱交換器	伝熱管	SUS-TP10A ϕ 17.3, t = 2.3mm							
	幅/奥行/高さ	<u>75.3×38×450mm×6ヶ所</u>							
再生器(空洞)	幅/奥行/高さ	75.3×32×400mm×6ヶ所							
	作動空間	圧縮空気, 4.50(+0.21~+0.50)気圧							
作動気体の	クランク室	圧縮空気, 4.50(+0.19~+0.43)気圧							
種類, 圧力	断熱材空間	圧縮空気, 4.50(+0.00~+0.10)気圧							
	圧力シェル	圧縮空気, 4.50(+0.00~+0.01)気圧							
回転数(周期)	実験機	2.42 RPS (0.41 S)							
山 - 九	実験機	268 W(圧縮空気最大5気圧)							
ЩЛ	実用機	3kW, 10 kW (圧縮空気50気圧)							
戏重动家	実験機	9.0% (低温側:水道水)							
光电次平	実用機	13.1%, 13.2% (深層水)							



(3) 作動原理^{*4}

フライホィールを回し、熱源を供給した時の熱交換量・エネルギー変換量は以下の原理による。

*4 弥目英正;八木田浩史;角田晋也;伊藤拓哉;鈴木誠一;小島紀徳、太陽熱水発電における低温スターリングエンジンの実現可能性に関するシナリオ分析による定量的評価、MACRO-REVIEW, Vol.33, No.1, 1-39, 2021

1) エントロピー拡大則

系全体のBefore/Afterで、エントロピーは増大の方向に進む。

▶ 高温側熱源 入・出温度・流量,低温側熱源 入・出温度・流量 変数には自由度(赤色)がある。 ▶ 作動気体温度分布(高温側・低温側熱交換器 入・出温度) 自由度に対しては、諸変数の相互の関わり・物理的意味合いで定まる。

2) エネルギー変換(熱⇒動力) とカルノーの定理

熱エネルギーを力学的な仕事へ変換するには、高温の熱源の他に低温の熱源を必要とする。作動気体が高 温熱源から熱 Q_Hをもらったとき、そのエネルギーの一部が出力(仕事W,エネルギー変換)として使わ れ、残りの熱 Q_{μ} (= Q_{μ} -W) は低温源へ移動する。このときの熱効率は次式で表される。(Wikipedia) $W / Q_{H} = 1 - (Q_{I} / Q_{H})$

気体の熱伝導率(W/m K)

 ρ :密度(kg/m³)

v: 流速(m/s)

(4) 出力(仕事W)

- ✓✓ 設定できる 1) 対数平均温度差法···熱交換量(Q_H , Q_L) \propto 熱交換面積 (\propto 熱交換器体積) \times U [
- (ただし、1サイクルの熱交換量<1サイクルで熱交換器を通過する作動気体熱容量)
- ここで、U値 $\operatorname{tet} \mathbf{x}$ 作動気体の熱伝達率 h

 $h = \lambda_{1} (1/1) \quad 0.664 \quad \left(\rho^{(1/2)} v^{(1/2)} L_{2} (1/2) \mu^{(-1/2)}\right) Pr^{(1/3)} / L_{1} L_{2} L_{1} L_$

∴ U値 ほぼ
众 熱伝導率 $\lambda_1^{(1/1)} \times$ 密度 $\rho^{(1/2)} \times$ 粘性係数 $\mu^{(-1/2)} \rightarrow$ 作動気体の種類と圧力による。

2) 作動気体の選定

- 表 −3 に作動気体の熱伝導率、密度、粘度(50°C)、比熱などと低温スターリングエンジンへの適性を示す。 > 熱交換量($\propto \lambda_1^{(1/1)} \times \rho^{(1/2)} \times \mu^{(-1/2)}$)の大きい気体として水素・ヘリウムが挙げられる。
- ▶ 低温スターリングエンジンは回転数が小さいため気体の熱容量Cは大きいことが望ましいが大差はない。
 ▶ 出力・発電効率向上のため、作動気体圧力を上げる必要がある。作動気体の漏洩と摩擦ロスはトレード オフで、一定の漏洩を認めて最適値を求めることになる。その際、作動気体の漏れ易さは[圧力:高> 低,粘度:低>高,分子量:小>大,温度:高>低]により、漏れにくさ指標Aは圧力・温度を与件とし、 A∝粘度 µ×分子量Mrで表され、気体による差が大きい。
- ここまでを総合評価すると低温スターリングエンジンでは二酸化炭素・酸素・空気が優れる(集計(1))。
 熱交換量は圧力の1/2乗に比例し、熱容量は圧力に比例することから、高圧では熱交換量≦熱容量に余裕が生じ、1サイクルの仕事量を増やし摩擦ロスを低減し、出力・発電効率を増加させることができる。この増加は作動気体物性×位相差によることを踏まえると、二酸化炭素・酸素・空気が優れる(集計(2))。
 漏れることを前提に、安全で扱い易く補充が容易な気体として①空気、②二酸化炭素が優れる(集計(3))。

表-3 作動気体の種類~比熱×密度、粘度および低温スターリングエンジンへの適性

元素	分子式	熱伝導 率 λ 1	基準密度 ρ	粘度µ	U∝λ ₁ ^(1/1) ρ ^(1/2) /μ ^(1/2)	比熱 cp	熱容量C∝ 密度ρ× 比熱cp	分 子 量	漏れにく さ: A∝ µ×Mr	集計(1) =UxAxC	C/Uのバラ ンス:B∝ (C/U) ^{1/2}	集計(2) =集計 (1)×B	維持管理 し易 さ:Em	集計(3) ∝集計(2) ×Em	適 性
		W/m K	kg/m ³	mPas (cP)	相対的比較	J/kg °C	J/m³⁰C	—	相対的比較	相対的比較	相対的比較	相対的比較	相対的比較	相対的比較	—
水素	H ₂	0.2052	0.068	0.0094	0.5499	14,453	976	2	0.0188	10	42.1	425	0.2	85	
ヘリウム	He	0.1619	0.173	0.0208	0.4674	5,192	900	4	0.0832	35	43.9	1,537	0.5	769	6
メタン	CH_4	0.0450	0.561	0.0118	0.3099	2,391	1,341	16	0.1888	78	65.8	5,160	0.2	1,032	5
窒素	N ₂	0.0299	0.941	0.0176	0.2190	1,043	982	28	0.4928	106	67.0	7,095	0.5	3,547	3
空気	—	0.0302	0.968	0.0195	0.2128	1,010	978	29	0.5616	117	67.8	7,919	1	7,919	1
酸素	O ₂	0.0290	1.074	0.0218	0.2036	930	1,000	32	0.6976	142	70.1	9,948	0.2	1,990	4
二酸化炭素	CO_2	0.0206	1.486	0.0162	0.1977	903	1,342	44	0.7128	189	82.4	15,575	0.5	7,787	2

(5) エネルギーロス対策

- **1**) 熱伝導・熱橋対策···フーリエの基本則 $q = -\lambda (\partial \theta / \partial x)$ で求められ、きめ細かい対応に尽きる。
- $\succ \lambda$: 熱伝導率 \Rightarrow 断熱材は高性能なものが出ている。
- $\geq \partial \theta$:温度差 \Rightarrow 与件またはエントロピー拡大則により定まる。
- ▶ ∂ x : 部材の厚さ ⇒適切な構造寸法とコストパフォーマンスによる最適化(発電コストの低減)
- 2) 摩擦ロス対策…摩擦ロスの原因で主なものは3つ(他はベアリングなどで小さくできる。図−8参照)
 → 一、作動気体の漏洩防止のため、ピストンリングをシリンダに密着・圧入(抗力×摩擦係数)による。
 > 二、クランクホィールの回転によりロッドが角度を持つことで水平力による。
- ▶ 三、クランクシャフト孔部で作動気体漏洩防止のため、PTFEをシャフトに密着させることによる。
- ① 圧入による摩擦ロス…作動気体漏洩防止と密着させる圧力・摩擦力はトレードオフになるが、作動気体とクランク室の初期圧力差(1サイクルでの平均値)は後述シミュレーションのように必要としない。
 ▶ 製作精度と調整し小さな隙間を開けることで、摩擦ロスは低減できる。
- ▶ ただし、作動気体漏洩自体がエネルギーロスで、摩擦ロスとのトレードオフ、最適化対象となる。

②ロッド水平力による摩擦ロス…∑(水平力×摩擦係数×移動量)で表され、位相により変化する。
 > ピストンが上・下端で止まるとき、ロッド水平力は働かない(静摩擦係数は問題にならない)。
 > 水平力は連棹比により低減できる(コストパフォーマンスによる最適化)。

③シャフト回転による摩擦ロス…シャフト径は細く、密着させるPTFEの摩擦係数は小さい。 ▶ 作動気体選定、PTFE厚さ、支持構造、漏洩防止と摩擦ロスのバランスなどの最適化

いずれも適切な対策を構じないと出力の最大化以前に動かないが、対策により1/10~1/100に低減できる。

(**6**) 位相差^{**1}

- ▶ 位相差が小さいとき、出力への感度は大きく(図-13)、
- ▶ 位相差が大きいとき、ピストンの仕事量増⇒回転数減 ⇒熱容量減⇒熱交換量減⇒回転数減と連鎖し、ピスト ンは動かない。
- ▶ 実験機では、高温側/低温側熱源温度、作動気体の物 性・気圧により2°~10°程度となる。
- ▶ 最適な位相差は、躯体条件(熱交換器能力・ピストンの仕事量・摩擦力)、作動気体の物性・圧力・熱容量、環境・熱源条件に依存する。

【参考】位相差の一般的認識

- 位相差0°の場合、作動気体の膨脹/圧縮は起こらず、同時並行的に高 温側熱交換器⇔再生器⇔低温側熱交換器内を左右に振幅する。作動気 体の移動量が大きく、作動気体温度を無視すれば、熱交換からは有利 となるが、ピストンの外部に対する仕事量は発生しない。
- 位相差180°の場合、作動気体の膨脹/圧縮が最大限に生ずるが、高温 側熱交換器 – 再生器 – 低温側熱交換器内を移動することはない。∴熱 交換が起こらず、仕事量は発生しない。
- 高温スターリングエンジンの場合、摩擦ロスはサイクル数(周期の逆数)に比例するため、1サイクルの仕事量を大きくすることが有利になり、位相差は90°前後になる。
- 低温スターリングエンジンの場合、熱交換量を確保するため、位相差 は小さくし、作動気体の移動量を大きくした方が有利になる。



- 図-13 位相差~熱交換量・発電量など*5 ※1 位相差はクランクホィールに付けられた高温側/低温側クラ ンクピンの角度と定義した。
- *5 迯目英正他, 低温スターリングエンジン補稿, MACRO-REVIEW, Vol.33, No.2, 114-126, 2021

(7) クランク室/作動気体室圧力比

- 図-14にクランク室/作動気体圧力比ごとの位相差と発電効率を示す。
 「熱交換量≦熱交換器を通過する作動気体の熱容量」より、位相差が大きくなるとピストンが動かなくなるが(図-14, 点線)
- クランク室/作動気体圧力比が小さいと、相対的に位相差を大きくしても作動するが、発電効率ではほとんど差が生じない(赤実線)
- ▶ 初期圧力に差がなく、稼働時の圧力差が小さいとき、ピストン-シ リンダ間の密着を緩和しても漏れは少なく、1サイクルを通じて作 動気体室とクランク室の出入りは±0が期待できる。
- ▶ ピストン-シリンダ間の密着・抗力は作動気体漏洩と摩擦ロスでトレードオフになり、発電効率の制約になっていたが、摩擦ロスの低減とともに、ピストンリングの加工精度が緩和される。

(8) 発電効率の最大化

- ▶ 作動気体膨脹・収縮体積≒熱交換器容積≒再生器容積のとき、1サイクルで熱交換器を通る作動気体体積は限定され、熱容量は作動気体の比熱・基準密度・圧力・回転数による。
- ▶ 摩擦ロスは回転数に比例し、位相差は大きい(回転数小)方が有利
- ▶ 熱交換量∝作動気体圧力^(1/2)、熱容量∝作動気体圧力^(1/1)から、 圧力を上げると熱容量の余裕ができ、位相差を大きく取れる。
- ▶ 低温側熱源温度を下げたとき、作動気体の温度差が大きくなり、熱容量は増し、位相差は大きく取れる。
- ▶ 位相差は諸条件に随時対応できる構造が望ましい。



条件)作動気体:圧縮空気,気圧3.8±0.1atm 高温側熱源(熱水)入温度95℃,128ℓ/h(283W) 低温側熱源(水道水)入温度15℃,435ℓ/h(283W)

(9) 出力拡張時における作動気体初期気圧・躯体寸法

1) 低温スターリングエンジンの躯体寸法と出力

熱交換量(ほぼ≪出力)は作動気体の初期気圧と熱交換面積(熱交換器容量≒膨脹/圧縮容積≒躯体体積) で調整できる。表-4に実験機、普及機における初期圧力、位相差、概略寸法例を示す。

- ▶ 実験機は外径 φ 600、躯体全高1.5m、初 表 4 実験機、普及機における初期圧力、位相差、概略寸法例 期気圧4.5気圧で出力0.26kWとなるが、 いのの(比) カ(atm) 量(比)(比)(度)
- ▶ 実用機では、初期気圧を45気圧で、出力 3kW機では外径 φ 1,110、躯体高1.5mに、
- ➤ 出力10kW機では外径 φ 1,750、躯体高 2.0mとなる。

			出力	外径	躯体高	容積	初期圧	熱交換	熱容量	位相差
			(kW)	(m)	(m)	(比)	力(atm)	量(比)	(比)	(度)
実験機	(水道水,	5atm)	0.268	0.6	1.5	0.5	4.5	1.0	1.0	2.2
実験機	(深層水,	50atm)	0.883	0.6	1.5	0.5	45.0	3.2	10.0	3.0
実用機:	3kW		3.0	1.11	1.5	1.8	45.0	3.4	3.4	3.0
実用機1	LOkW		10.0	1.75	2.0	6.1	45.0	11.3	11.3	3.(

13

2) 高圧への対応

従来(昨年度版)の外枠は断熱、ピストンの運動に対する反力、内圧などに対応させる必要があったが、 ▶ 圧力壁と断熱壁に機能分離することにより、合理的に大きな内圧(10~150 atm)に対応でき、

▶ 断熱性・施工性を確保し、製作費低減も図れる。

3) 大規模出力への対応

低温スターリングエンジンは小規模な熱源・需要に応じた小規模・分散型が可能あるが、騒音や排気ガス がないことから、熱源・需要に応じ複数を並列することにより、大規模出力に対応できる。

- ▶ 発電所の大きさは、出力1万kW(10kW/基×1,000基)で横50m×縦40m×高さ14mと体育館並み。
- ▶ 太陽熱集熱用地は熱媒体の輸送距離の合理性から1か所あたりの出力は数万kWとなり、100万kW発電では、1万kW体育館並み複数並列(数万kW)を集熱用地に合わせ約20個配置する。

(10) 太陽熱水発電の特徴と位置づけ

1) 特徴

- ▶ 低温スターリングエンジンにより、100°C以下の熱源を利用する太陽熱水発電は、安全性・安定性(蓄熱性)・負荷追従性・拡張性・環境保全・低コストなど、発電の要件を全て満たす(表-5)。
- ▶ 首都圏は海洋深層水の取水と運搬(電力需要)に恵まれ、太陽光は普遍的な資源であり、太陽熱水発電により低コストのエネルギー・電力を自給できる。

	高温側熱源	低温側熱源	発電装置	安 全 性	安定性	É 追	コスト	拡張性	環境!	適 用 性
排熱発電	排熱	空冷,陸水	ORC機	\bigcirc	×	×	\triangle	×	\bigcirc	\triangle
海洋温度差発電	表層海水	海洋深層水	高性能ORC機	\bigcirc	\triangle	\bigtriangleup	×	\triangle	\bigcirc	\triangle
地熱発電	地熱	空冷	カリーナサイクル機	\bigcirc	\bigcirc	\triangle	\triangle	\triangle	\triangle	\triangle
太陽熱水発電	太陽熱	海洋深層水	低温スターリングエンジン	\bigcirc	\bigcirc	0	\bigcirc	\bigcirc	\bigcirc	0

表-5発電の要件および各発電方式の適用性*6

*6 迯目英正;八木田浩史;角田晋也;伊藤拓哉;鈴木誠一;小島紀徳、太陽熱湯沸装置を用いた熱水発電の優位性、MACRO REVIEW, Vol.33, No.1, 40-51, 2021

- 2) 位置づけ
- ▶ エネルギー・電力は生活・産業・社会・文化活動を支える基本的インフラであり、そのコストが活動内 容や成長に支配的な影響を持つ(巧妙に支配されている)。
- ▶ 世界には日射量と海洋深層水の双方に恵まれる地域は多い。
- ▶ 太陽熱水発電が我が国のみならず世界の生活・産業・社会・文化活動の主権の回復に寄与する。

3. 実用化に向けて

15

1)なぜ、低温スターリングエンジンの実用化が遅れたか(推測)

- ▶ 熱伝導・熱橋ロス、摩擦ロスなどに対し、材料・構造寸法など、エネルギーロス対策を適切に対処しないと動かない。かつ、材料には相応の最先端技術が求められる(少し前までなかった技術)
- ▶ 高温側・低温側熱源温度差が小さいため、装置サイズに対し熱交換量・出力・回転数は小さく、位相差 を常識的な60~120°程度にすると動かない。(ピストンの1サイクルの仕事量が大きいと、熱容量× 回転数≧熱交換量の条件より、熱容量・熱交換量・回転数が漸減し、止まる)
- ▶ 変数が多く、出力に対する感度が大きく、自由度を有するため、最適化が厄介(一方で、躯体の大きさの割に出力は小さく、最適値に調整されないと実用化できない)

実用化が遅れた理由が判明すれば、現状でできる対策も決まる。

2) 対策、成果、課題

- ▶ 上述の制約に対し先端技術を活用し適切に対処すれば、熱源温度差が小さくても(95°C, 5°C) ヒューマンスケールで(¢2,100×2,100)、相応の出力と発電効率(10kW, 12.2%, 発電器ロス10%)を得る。
 ▶ 低温スターリングエンジンの熱源温度を選ばない特性から、低コストな100°C未満の熱水により、他発
- ▶ 低血スターリンクエンシンの熟尿血度を選ばない存住から、低コストな100 C未満の熟示 電方式に競合できる発電コスト(7~13円/kWh,日射量の違い)を得る。
- ▶ 低温スターリングエンジンの量産化・製作費低減では、①圧力壁・断熱壁の役割分離、②作動気体とクランク室初期気圧を同じにすることにより、作動気体漏洩ロスや③シリンダ・ピストンリングの摩擦ロスが製作精度に支配されず、④出力・発電効率の最大化では、動気体漏洩防止装置・維持管理の工夫し、作動気体・初期圧力・位相差の最適化ができ、⑤位相差可変装置により熱源条件に柔軟に対応できる。
 ▶ 発電は少し特殊な環境で、実用化には電力利用者・関係者のご理解・ご賛同がスタートとなる。

