الجمهورية الجزئرية الديمقراطية الشعبية REPUBLIQUE ALGERIENNE DEMOCRATIQUE ET POPULAIRE

MINISTERE DE L'ENSEIGNEMENT ET DE LA RECHERCHE SCIENTIFIQUE

# ECOLE NATIONALE POLYTECHNIQUE

DEPARTEMENT : GENIE MECANIQUE

المدرسة الوطنية المتعددة التقنيات المحكنتية - BISLIOTNEQUE

# PROJET DE FIN D'ETUDES

(En vue de l'obtention du Diplôme d'Ingénieur d'Etat)

SUJET \_\_\_\_

Développement d'un programme pour le calcul thermodynamique d'un cycle à vapeur á regeneration

Proposé par :

M.A. AIT ALI

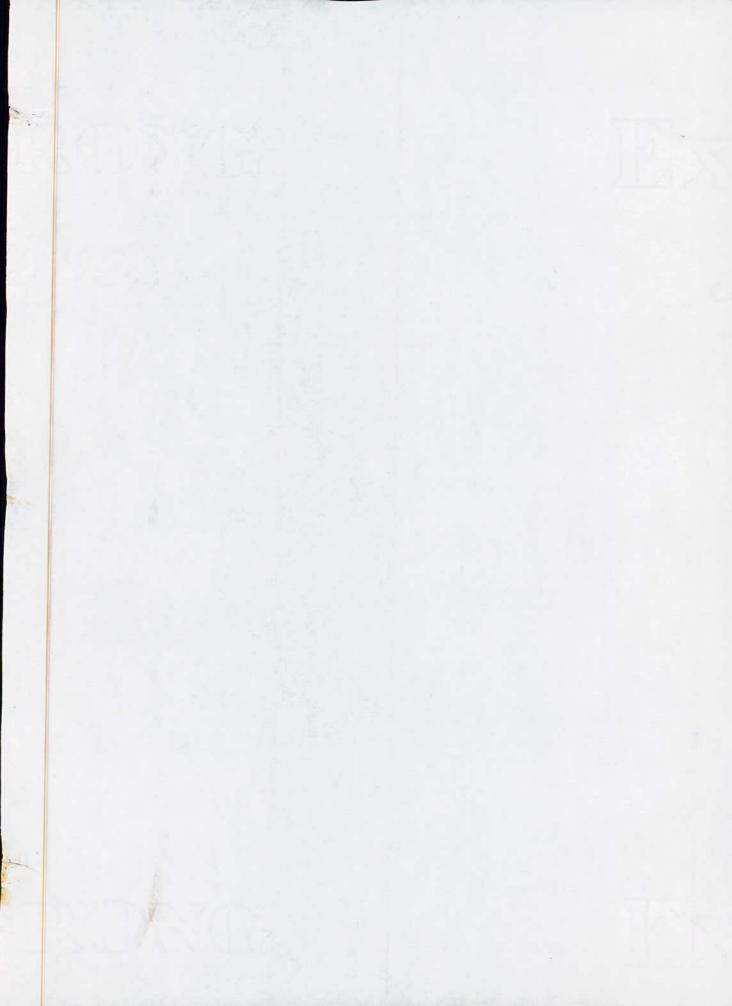
Etudié par :

BEROUAKEN Ali

Dirigé par :

M.A. AIT ALI

PROMOTION: JUIN 1986



# الجمهورية الجزئرية الديمقراطية الشعبية REPUBLIQUE ALGERIENNE DEMOCRATIQUE ET POPULAIRE



# ECOLE NATIONALE POLYTECHNIQUE

المدرسة الوطنية المتعددة التقنسات DEPARTEMENT : GENIE MECANIQUE - ILLEGUE -

**Ecole Nationale Polytechnique** 

# PROJET DE FIN D'ETUDES

(En vue de l'obtention du Diplôme d'Ingénieur d'Etat)

.SUJET \_\_

# Développement d'un programme pour le calcul thermodynamique d'un cycle à vapeur á regeneration

Proposé par :

Etudié par :

Dirigé par :

M.A. AIT ALI

BEROUAKEN Ali

M.A. AIT ALI

PROMOTION: JUIN 1986

Ministere de l'Enseigement Superieur Ecole Nationale Polytechnique

وزارة التسملي العسالي

Departement : Mecanique Promoteur : M.A.AIT ALI Eleve ingénieur: A.BEROUAKEN المدرسة الوطنية المتعددة المستنبط الولائية المتعددة التغنيات BIBLIOTHEQUE \_ المحتمة \_ Ecole Nationale Polytechnique | المحتمدة العندسة الميك المحتمدة المعددة التغنيات المحتمدة المعددة المعددة المحتمدة المعددة المع

الموضوع: اعداد برنامج لحسباب الخصاص الدينساميكية الحسرارية لدورة بخسارية ذات سبحب جسرتي لاعبادة التسبخين .

الطبحس: تتمثل هذه الدراسة في اعداد برنامج يعتبد على المعطيات الجدولية من اجل حساب الخصائع الديناميكية الحرارية لدورة بخارية تقع خلف مسخة تستخدم الغازات الناتجة عن الاحتراق ضمن العنبة الغازية ، ويسمع هذا البرنامج ايف بحسب بعمل النوعي والمردود الحراري للدورة و من اجل ذلك ينبغي ان ناخذ بعين الاعتبار المعطيات التالية : ضغيط التثييف ودوجة الحرارة والشخط عند مدخيل العنفة عدد موات السحب الجري والنسبة الهري للبراء عند مسخى المستخف و

SUJET :Développement d'un programme pour le calcul thermodynamique d'un cycle à vapeur à regeneration

RESUME: Cette etude est une mise au point d'un programme informatique utilisant des données tabulaires pour le calcul thermodynamique d'un cycle à vapeur situé à l'aval d'une chaudiere de récupération de chaleur des gaz d'echappement de turbine a gaz. Le programme développé permet de calculer le travail net

Le programme développé permet de calculer le travail net spécifique et le rendement thermique pour lequel on specifie la pression de condensation, la température et la pression d'admission à la turbine, le nombre de regénérations et le titre minimal à la sortie de la turbine.

SUBJECT: Development a computer program for a steam cycle with regeneration

ABSTRACT: This study deals with the development a computer program using a tabular equation of state for steam in order to evaluate the net work and the efficiency of a Rankine steam cycle with regeneration and reheat, which is coupled with a Brayton gaz turbine cycle and for which we specify the conditions at turbine inlet, the pump inlet, the number of regenerations and the steam quality at the turbine exit.

Au terme de ce travail je remercie vivement Mr M.A. AIT ALI, professeur a l'ENP pour son aide precieuse et ses conseils judicieux qu'il m'a prodigue tout au long de ce projet.

Que tous ceux qui ont contribue a ma formation trouvent
 ici l'expression de ma parfaite reconnaissance.



Je dedie ce modeste travail:

- a mes chers parents
- a toute ma famille
- a tous mes collegues et amis

# المدرسة الوطنية المتعددة التقنيات المكتبعة — BIBLIOTHEQUE المكتبعة — Ecole Nationale Polytechnique

#### SOMMAIRE

## INTRODUCTION

| Chi fun Mata   |    |
|--|----|
| - Généralités  | 1  |
| - Objet de l'étude                                       |    |
| CHAPITRE I : GENERALITES SUR LES CYCLES THERMODYNAMIQUES |    |
| 1/ Cycles thermodynamiques à vapeur d'eau                |    |
| 1.1. Cycle de RANKINE                                    | 3  |
| 1.2. Cycle de HIRN                                       | 5  |
| 1.3. Cycle à resurchauffe                                | 7  |
| 1.4. Cycle à regénération                                | 8  |
| 2/ Cycles employant la turbine à gaz                     | 12 |
| 2.1. Description de l'installation                       |    |
| 2.2. Cycle de Brayton - Joule                            |    |
| 2.3. Cycle de Brayton à regénération                     | 15 |
| 2.4. Cycle combiné gaz - vapeur                          | 17 |
| CHAPITRE II : ETUDE DETAILLEE DU CYCLE VAPEUR            |    |
| 1/ Choix du cyde Modéle                                  | 20 |
| 2/ Analyse des transformations                           | 21 |
| 3/ Détermination des débits de soutirages                | 28 |
| 4/ Rendement du cycle                                    | 29 |
| CHAPITRE III : ELABORATION DU PROGRAMME D'ORDINATEUR     |    |
| 1/ Description générale                                  | 33 |
| 2/ Tables thermodynamiques                               |    |
| 3/ Notations et symboles utilisés dans le programme      | 36 |

المدرسة الوطنية المتعددة التقنيات المكتبة - BIBLIOTHEQUE Ecole Nationale Polytechnique

38

48

5/ Programme 6/ Résultats 66

# APPENDICE : CALCUL THERMODYNAMIQUE D'UN CYCLE COMBINE GAZ-VAPEUR

1/ Calcul du cycle de Brayton-Joule

4/ Organigramme

70

a- Choix du combustible

b- la combustion Stochiométrique

c- la combustion réelle

d- pouvoir comburivore

2/ Calcul du cycle Brayton à regénération

3/ Calcul du cycle vapeur (résultats du programme)

a- rendement global du cycle combiné

b= consommation spécifique

#### CONCLUSIONS ET RECOMMANDATIONS

#### BIBLIOGRAPHIE

المدرسة الوطنية المتعددة التقنيات | BIBLIOTHEQUE | المكتبة - Ecole Nationale Polytechnique

#### NOTATIONS UTILISEES

Les principales notations utilisées dans ce projet se trouvent résumées dans le tableau suivant :

| Symbole | Objet  |
|---------|--|
| h       | enthalpie spécifique, kJ/kg                        |
| 8       | entropie spécifique, kj/kg. °K                     |
| V       | volume spécifique, m <sup>3</sup> /kg              |
| u       | energie interne spécifique, kj/kg                  |
| m       | débit massique total, kg/s                         |
| m       | débit massique vapeur, kg/s                        |
| ×       | qualité de la vapeur, mv                           |
| T       | température, OK m                                  |
| P       | pression, Mpa                                      |
| S       | masse volumique, kg/m <sup>3</sup>                 |
| 2       | taux de compression                                |
| CP.     | chaleur spécifique à pression constante, kj/kg. °K |
| 3       | efficacité du récupérat eur                        |
| Q.      | quantité de chaleur                                |
| Pcl     | pouvoir calorifique du combustible kj/kg           |
| λ       | excés d'air  |
| A°      | pouvoir comburivore du combusțible                 |
| m       | masse spécifique, kg                               |
| q       | rapport de mëlange, masse combustible/masse d'air  |
| nth     | rendement thermique                                |
| W       | travail spécifique, Kj/kg                          |
| Nc      | rendement interne du compresseur                   |
| nt      | rendement interne de la turbine                    |

#### INTRODUCTION

أالمدرسة الوطنية المتعددة التقنيات المكتبة — BIBLIOTHEQUE Ecole Nationale Polytechnique

GENERALITES:

IL: 'est souvent nécessaire de faire plusieurs évaluations techniques afin d'élaborer de nombreuses solutions possibles et de retenir la meilleure comme Choix final.

Ces évaluations requièrent des calculs complexes qui nécessitent de plus en plus l'emploi de l'informatique et des Codes numériques; c'est notamment le cas de l'évaluation des cycles thermodynamiques utilisant les equations d'état tabulaires.

Le calcul énergétique d'une installation thermique motrice ayant pour fluide moteur la vapeur d'eau repose sur le choix du bon cycle themedynamique. C'est le cycle qui repond le mieux aux exigences relatives de la puissance et du rendement, pour une utilisation rationnelle de l'énergie thermique disponible et sa transformation en énergie mécanique ou électrique.

OBJET DE L'ETUDE

Notre étude porte sur l'évaluation thermodynamique d'un cycle vopeur situé à l'aval d'une Chaudière de récupération de Chaleur des gaz d'echappement de turbine à gaz.

Celle-ci commence par des descriptions générales des Cycles thermodynamiques à vapeur d'eau, des cycles de la turbine à gaz et des cycles comportant une Chaudière de récupération.

L'élaboration du programme qui prend une grande partie de notre étude fait l'objet d'une analyse détaillée des différentes transformations thermodynamiques constituant le cycle decrit par le fluide.

.../...

المدرسة الوطنية المتعددة التقنيسات المحكستيسة — BIBLIOTHEQUE Ecole Nationale Polytechnique

Le programme développé utilise les tables de mollier pour calculer le travail net spécifique et le rendement thermique, pour lequel on Spécifié la pression de Condensation, la température et la pression d'admission à la turbine, le nombre de soutirages et le titre minimal de la vapeur à la sortie de la turbine.

Ce programme nous a permis d'étudier les variations du travail net et du rendement thermique en fonction du nombre de soutirages, de la température d'admission de la vapeur et de la pression au condenseur.

Dans la dernière partie nous poursuivons notre étude par un calcul du cycle de turbine à gaz en faisant intervenir la consommation de Chaleur et les propriétés des gaz d'échappement, ainsi que le calcul d'un cycle vapeur, pour évaluer en fin de compte le rendement thermique d'un cycle combiné gaz-vapeur.

#### CHAPITRE I

# GENERALITES SUR LES CYCLES THERMODYNAMIQUES

I. -1 Cycles thermodynamiques de vapeur d'eau

1.1 Cycle de Rankine

Le cycle de **Raintinc**e dans sa forme la plus simple est constitué par quatre étapes:

1 2: pampage isentropique de l'eau condensée

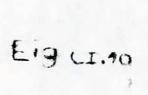
2---3: Addition de chaleur à pression constante

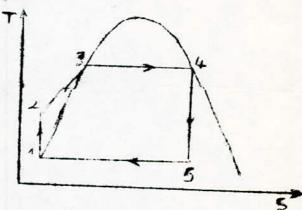
3---4: Evaporation à pression constante

4---5: Détente isentropique

5---1- Condensation à pression constante.

La figure CI.1 a montre le cycle de Rankine dans le diagramme entropique (T-S)





L'eau liquide saturée (point 1) est pampée isentropiquement dans la chaudière (étape 1-2)

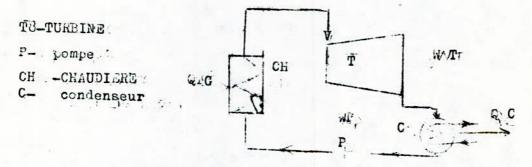
Dans la chaudière l'eau est réchauffée jusqu'au point de saturation (point 3) et ensuite elle est trans-formée complètement en vapeur (point 4). Le processus 2-3-4 est effectué à pression constante. La vapeur d'eau saturée

(point 4) entre dans la turbine, dans laquelle elle subit une expansion isentropique jusqu'au point 5.

Le fluide qui sort de la machine au point 5 est constitué par un mélange de vapeur d'eau liquide. Ce mélange entre dans le condenseur d'ou l'eau sort en phase saturée liquide (Point 3). Ce processus de condensation est isothermique réversible.

Le cycle de Rankine, tel que décrit précedemment est appelé cycle de Rankine idéal: les étapes isothermiques et les étapes d'expansion et de compression adiabatiques sont rénersible.

Le diagramme énergétique du cycle de Rankine mentionné ci-dessus est le suivant (fig CI.1.b):



WT: Travail fourni par la turbine

WP: Travail pris par la pompe

QC+ Chaleur cédec par la vapeur dans le condenseur

QG: Chalcur reçue par la vapeur dans la chaudière

En pratique les transformations d'une central? thermique à vapeur sont le siège de differantes par ses inévitables.

Si on considère sculement les pertes thermodynamiques dans la turbine et la pompe, le cycle de Rankine sera modifié comme suit: (fig C.I.1.C)

4-5: détente réelle dans la turbine

1-2: compression réelle dans la pompe de rofoulement le rendemment thermique du cycle de Rankine s'ecrit:

NTH-TRAVAIL DE LA TURBINE-TRAVAIL DE LA POMPE Quantité de Chaleur fournie

NTH: 
$$(h4 - h5') - (h2 - h1)$$
  
h 4 - h 2

#### 1.2 CYCLE DE HIRN:

En augmentant la température de la vapeur avant son introduction dans la turbine (Fig CI 1.3), on augmente la puissance spécifique fournie par Kg de vapeur et on obtiendra un rendement nettement supérieur à celui de Rankine.

La sur chauffé de la vapeur se fait dans un organe spécial de la chaudière appelé sur chauffeur, où la vapeur est portée à une température supérieume à la température de saturation.

Les diagrammes (H,S) et (T.S) correspondants au cycle de Hirm sont représentés sur la figure (CI.12). L'étape 4-5 est une surchauffe isobare en phase vapeur.

Le rendement the smique réel du cycle de Hirn s'écrit.

nth) = 
$$(\underline{h5-h5}) - (\underline{h1-h2})$$
  
  $\underline{h5-h2}$ 

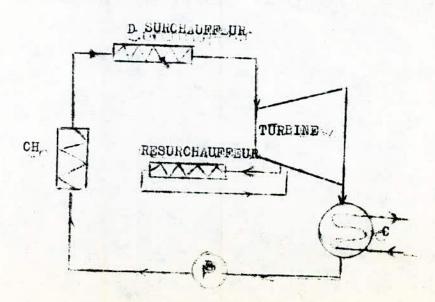
Lorsque la va our qui sort de la turbine est caractérisée par une fo le teneur en eau liquide, elle excerce une influence néfaste sur la tenue des aubes et le rendement interne relatif de la turbine d'où un abaissement du rendement de toute l'installation.

Un procédé permettant d'augmenter le titre de la vapeur à la fin de la détente est la resurchauffe. Dés que la vapeur se detend jusqu'a une certaine pression elle est extraite de la turbine et dirigée dans un surchauffeur complémentaire où elle atteint une température généralement égale à celle de la sortie du premier surchauffeur, puis elle est réintroduite de nouveau dans la turbine pour continuer sa stente

chauffe sont représentés sur la figure (CI.1.3)

La resurchauffe ne permet past toujours d'augmentesse le rendement mais elle permet d'augmenter la puissance spécifique fournie par KG de vapeur.

schémas de l'installation:



5-6: première détente partielle isantropique dans la turbine

5-6: " réclle " ...

6-7: Resurchauffe isorbare en phase vapeur

7-8: deuxième détente partielle isentropique

7-8: " " réclle

8-1: Condensation isobare

1-2: Refoulement adiabatique réel

2-3: Echauffement isobare

3-4: Evaporation isobarc

4-5: Surchauffe isobare en phase vapeur

Le rendement thermique réel clu cycle à resurchauffe s'ecrit:

$$nth = (h5-h6) + (h7-h8) - (h2-h1)$$

$$h5 - h 2^*$$

# 1.4 Cycle à regénération

Les différents cycles cités précédemment peuvent tous être améliorés par des soutirages de vapeur qui ne sont autres que des extractions de vapeur à des pressions déterminées, pour réchauffer l'eau d'alimentation du générateur de vapeur.

Le réchauffage est obtenu au moyen de récupérateurs de type à surface ou à mélange qui sont des echangenrs de chaleur dans lesquels on dirige une partie du débit total de vapeur extrait aux étages intermédiaires de la turbine. La vapeur soutirée est condensée dans les récupérateurs à pression constante.

Le cycle à regénération est représenté sur les diagrammes (T.S) et (H.S) (fig CI.4 .a). Rendement du cycle:

La vapeur soutirée réchauffe l'eau destiné à l'alimentation de la chaudière et par conséquent elle augmente la temperature moyenne d'apport de chaleur de la source chaude.

par définition le rendement du cycle de CARNOT s'écrit:

$$Nc = 1 - \frac{Tf}{Tc}$$

Tof: température moyenne d'enlèvement de chaleur de la source froide (condenseur).

Tc: température moyenne d'apport de chaleur de la source chaude (chaudière).

Le rendement du cycle de Hirn à régénération varie évidemment dans le même sens que celui de CARNOT. C'est à dire augmente en même temps qu'augmente l'écart entre les températures des sources chaude et froide.

Finalement, la égénération permet d'augmentes le rendement thermique en augmentant la température moyenne de la source chaude.

Le rendement thermique du cycle à regénérations représenté par la figure CI 1.4a s'écrit:

I I Thomas process that was the first to a state to the first tent to a way to

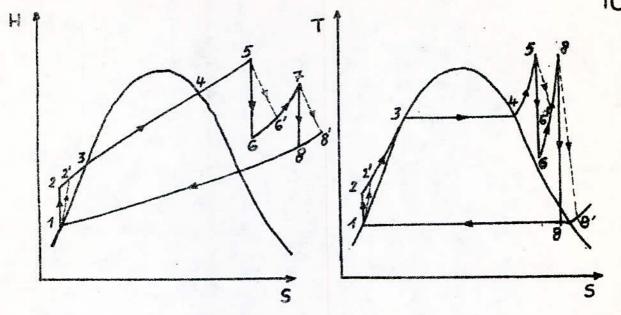


Fig CI.1.3

Diagrammes (H,5) et (T,5) du

Cycle à resurchauffe

# I.2. Cycle dela turbine a gaz

#### 1.2.1. Description

La turbine a gaz a un fonctionnement analogue à celui d'une turbine à vapeur, mais le fluide moteur, au lieu d'être de la vapeur d'eau, est formé par les gaz provenant de la combustion avec de l'air atmosphérique, soit de gaz naturel, du gaz de haut fourneau ou d'un combustible dérivé de pétrole.

Le principe de la turbine à gaz consiste à soumettre un certain débit gazeux successivement à une compression et à une détente, ce deux opérations étant séparées par un chauffage à l'aide de la chaleur fournie par le combustible.

Dans la majorité des cas, l'aspiration du compresseur estdirectement reliée à l'atmpshère de même l'échappement est généralement reliée à l'atmosphère, soit directement, soit par l'intermédiaire d'un récupérateur de chaleur dans le cas d'un cycle à regénération.

# I.2.2. Cycle de Brayton+Joule

L'étude du cycle thermodynamique décrit réëllement dans un cycle gaz devrait en toute rigueur tenir compte de toutes les imperfections des différentes parties de ces machines. Nous ferons intervenir dans l'étude de ce cycle les rendements du compresseur et de la turbine.

Nous adopterons pour le fluide traversant la turbine et le compresseur des hypothèses simplificatfices tels que égalité des débits subissant la compression et la détente.

Le cycle de Brayton-Joule est représenté sur le diagramme (T,S) dans la figure (C.1.2b)

1 -2' compression isentropique del'air

1 - 2 compression réelle de l'air

2 - 3 combustion adiabatique du mélange

3 - 4' détente isentropique des gaz de combustion

3 - 4 détente réelle des gaz de combustion

Désignons par Wc le travail nécessaire pour la compression de un kg d'air et par WT

Le travail fourni par la détente de un kg de gaz de combustion Le travail utile Wu produit par un kg de fluide décrivant le cycle est donné par la relation :

$$WU = Wt - Wc$$
 (2.1)

D'autre part, soit la quantité de chaleur dépensée pour porter la température de un kg d'air suivant l'isobare p<sub>2</sub> de T<sub>2</sub> à T<sub>3</sub>.

$$Q = h_3 - h_2$$
 (2.2)

On a dussi 
$$Wc = h_2 - h_1$$
 (2.3)

$$Wt = h_3 - h_4$$
 (2.4)

des relations (2.3) et (2.4) et (2.1) on a

$$WU = (h_3 - h_4) - (h_2 - h_1)$$
 (2.5)

par définition le rendement thermique du cycle s'écrit :

$$\eta_{th} = \frac{WU}{Q}$$

des relations (2.2) et (25), de rendement thermique du cycle sera exprimé par :

$$\eta_{\text{th}} = \frac{(h_3 - h_4) - (h_2 - h_1)}{h_3 - h_2}$$
(2.5)

Cette expression peut-être simplifiée avec les hypothèses des gaz parfaits et des chaleurs spécifiques constantes.

Les transformations 1 : 2' et 3 - 4' sont isentropiques alors :

$$\frac{T2'}{T4} = \frac{T3}{T4'} = \left(\frac{P2}{P1}\right) \frac{\delta' - 1}{\delta} = \sqrt[3]{\delta' - 1}$$
 (2.7)

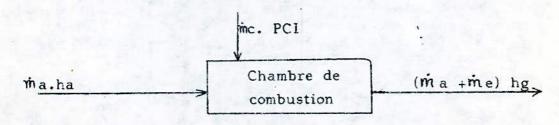
$$\overline{C} = \frac{P2}{P1}$$
 le taux de compression

soit nc le rendement du compresseur

Nt le rendement de la turbine

$$\eta_{t=\frac{h_4-h_3}{h_4'-h_3}}$$

bilan énergétique de la chambre de combustion :



Ma= débit d'air arrivant du compresseur

mc = débtt de combustible

PcI = pouvoir calorifique inférieur du combustible \( \mathbb{C} \) Comb = rendement de la combustion

On a:

$$\dot{m}a.ha + \dot{m}c.PcI.$$
 =  $(\dot{m}a + \dot{m}c) hg$ 
 $ha + \frac{\dot{m}c}{\dot{m}a} \cdot PcI.$  =  $1 + \frac{\dot{m}c}{\dot{m}a} hg$ 

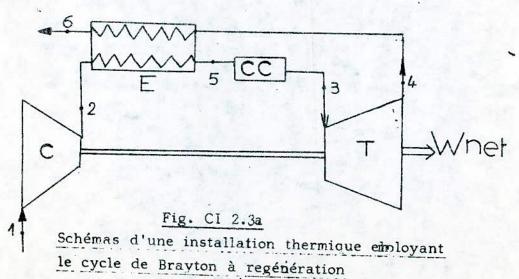
On pose  $q = \frac{\dot{m}c}{\dot{m}a}$  rapport de mélange

finalement on a:

 $ha + q.PcI.$  =  $(1 + q) hg$  (2.8)

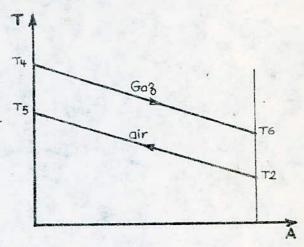
# 2.3. Cycle de Brayton à Regémération :

Une quantité importante d'énergie est déchargée à l'atmosphère avec les gaz d'échappement. Pour améliorer le rendement du cycle, on récupère une partie de cette énergie pour réchauffer l'air à la sortie du compresseur.



Effic acité du récipérateur :

Diagramme (température, surface d'échange) du récupérateur air/gaz d'échappement.



D'une manière générale l'efficacité du récupérateur est définie par :

$$\varepsilon = \frac{h_5 - h_2}{h_4 - h_2}$$

Cette grandeur est le rapport de l'élévation d'enthalpie subie par le gaz chauffé à celle qui serait réalisée dans un échangeur ayant une surfaçe de transmission infinie.

## I.3. Cycles combinés GAZ - VAPEUR

Dans un cycle thermodynamique bien conçu, l'énergie doit-être fournie à la température la plus élevée que possible, par contre la chaleur rejetée doit avoir pratiquement la température ambiante.

Les calculs d'optimisation des rendements énergétiques, c'est-dire les efforts pour l'utilisation rationnelle de l'énergie thermique et sa transformation en énergie mécanique ont conduit à la conception d'un cycle thermodynamique combinant cycle de turbine à gaz au cycle à vapeur.

Ces deux cycles occupent des domaines de pression, de volume et de températures complémentaires laissant apparaître des potentialités importantes d'associations avantageuses et permettrant une économie sensible de l'utilisation des combustibles.

Ils'agit de récupé rer une partie de la chaleur contenue dans les gaz d'échappement et de prévenir ainsi leur dégradation gratuite dans l'atmosphère, en associant au cycle de turbine à gaz un cycle de vapeur composé d'une chaudière de récupération, d'une turbine à condensation et d'un circuit de condensation et prélèvement. (fig. C1.3).

Cette récupération permet d'augmenter de façon appréciable aussi bien la puissance développée que le rendement de la transformation énergétique globale.

RENDEMENT THERMIQUE DU CYCLE COMBINE GAZ+VAPEUR :

Par définition le rendement global du cycle combiné gaz-vapeur s'écrit :

Tth = Energie élèctrique produite
Energie du combustible consommé

L'énergie élèctrique totale produite est la somme des énergies élèctriques produites par la turbine à gaz et par la turbine à vapeur; l'énergie du combustible comsommé est la chaleur fournie par la combustion de celui-çi avec de l'air atmosphérique dans la chambre de combustion de turbine à gaz.

d'où le rendement global s'écrit :

PeG = puissance élèctrique produite par la turbine à gaz en kWh

PeV = puissance élèctrique fournie par là turbine àvapeur en KWh

PC = Energie fournie par la combustible en KWh

# CONSOMMATION SPECIFIQUE DE CHAEUR

C'est la quantité de combustible qui produit une puissance globale unitaire.

$$CS = \frac{PC}{PeV + PeG} = \frac{1}{\Omega_{th}} \cdot \text{en kg de combustible/ KWh}$$

#### CHAPITRE II: ETUDE DETAILLEE DU CYCLE DE VAPEUR

1/ Choix du cycle modèle

Dans l'étude générale des cycles thermodynamiques de vapeur d'eau, on s'est rendu compte qu'il y'a plusieurs formes decyles qui différent les uns des autres par l'état de la vapeur qui alimente la turbine, les conditions de pression et de température régnant à l'entrée et à la sortie de chaque appareil, le nombre de soutirages etc...

Pour celà, nous devrons en toute rigueur généraliser notre étude en prenant un cycle ayant toutes les formes possibles.

Le cycle adopté (fig. CII.1) tient compte des conditions suivantes :

- la vapeur peut-être surchauffée ou saturée sèche à l'entrée de la turbine
- la détente et la compression sont réelles
- on néglige les pertes de charge et de chaleur qui se produisent dans tous les appareils autres que la turbine et la pompe.
- on limite le titre manimal à la sortie de la turbine
- possibilité de faire une deuxième resurchauffe si le titre manimal n'est pas atteint
- les regénérateurs sont à mélange.

## 11.2. Analyse des transformations

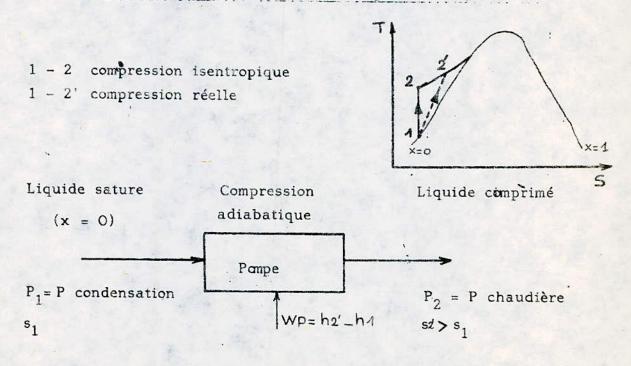
En décrivant le cycle, la vapeur d'eau subit plusieurs transformations. Ces transformations thermodynamiques différent l'esunes des autres par l'état physique du fluide avant et aprés chaque étape et aussi par la nature du processus.

On devra en premier lieu faire une analyse exhaustive de toutes les transformations possibles et ensuite les réunir dans un cycle complet prenant toutes les formes possibles.

Dans cette partie on fait l'analyse de toutes les transformations que peut subir la vapeur d'eau pour décrire le cycle thermodynamique.

Ces transformations sont :

# a) Compression adiabatique d'un liquide incompressible



On considère au premier lieu la compression issentropique

Le travail effectué par la pompe est  $Wp = h_2 - h_1$  qui pour un fluide incompréssible se traduit par :

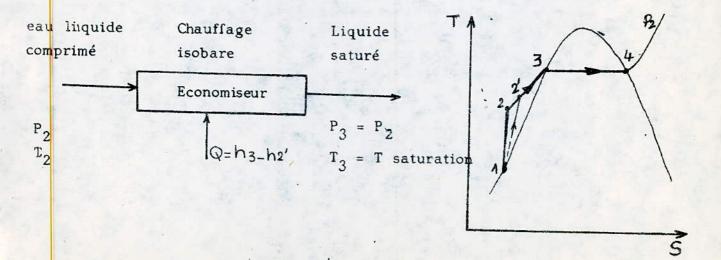
$$W P = V (P_2 - P_1)$$
  
=  $h_2 - h_1$ 

En réalité la compression dans la pompe est irréversible, le processus n'est plus isentropique et on définit le rendement interne de la pompe par :

$$\eta_{iP} = \frac{h_2 - h_1}{h_2' - h_1}$$

$$h_2 = h_1 + \frac{(h_2 - h_1)}{\eta_{ip}}$$

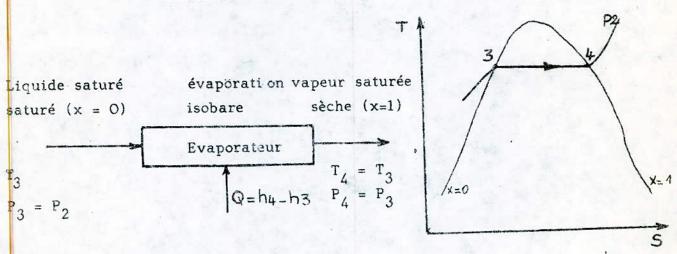
b) chauffage isobare dans la chaudière étape 2'- 3



L'eau liquide passe de la rempérature  $t'_2$  à la température de saturation  $t_3$ .

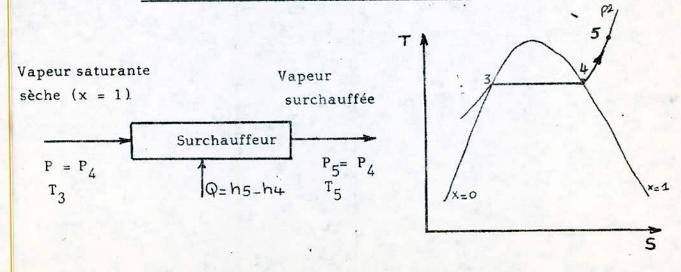
Le point 3 se trouve sur la ligne de saturation ( x = 0 ) et les paramètres carattérisant cet état sont tirés de la table de vapeur saturée.

## c) Evaporation isobare



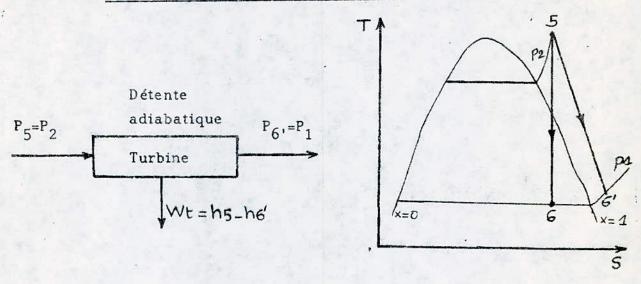
Cette transformation se fait à pression et température constantes. La fluide moteur passe de l'état liquide saturé (point 3) à la vapeur saturante sèche (point 3).

## d) Surchauffe isobare dans le surchauffeur



De la table de vapeur surchauffée entrée par la pression et la température, on détermine  $h_5$ ,  $V_5$  et  $s_5$ .

#### e) Détente adiabatique dans la turbine



La vapeur est introduite à l'entrée de la turbine, puis en se détendant elle acquiert une énergie cinétique importante. Cette énergie se transforme en énergie mécanique dans l'aubage mobile.

On a 
$$s_5 = s_6$$

de la table de vapeur saturée et à l'aide de la pression du condenseur on détermine h', h", s', s", v', v".

A l'échappement de la turbine, la vapeur est humide ët se compose de deux phases

On définit le titre de vapeur par :

$$x = \frac{s_5 - s'}{s'' - s'} = \frac{s_5 - s'}{s'' - s'}$$

L'enthalpie de la vapeur à la sortie de la turbine est :

$$h_6 = x$$
,  $(h'' - h') + h'$ 

Les indices (') et (") désignent respectivement l'eau liquide saturée (x = 0) et la vapeur saturée (x = 1)

En réalité la détente dans la turbine n'est pas isentropique, et on définit sonrendement interne par:

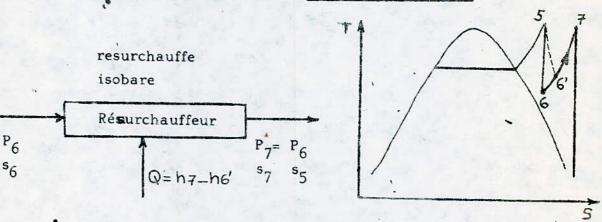
$$\eta_{it} = \frac{h_5 - h_6'}{h_5 - h_6}$$

d'où 
$$h_6$$
, =  $h_5 - \eta$ it.  $(h_5 - h_6)$ 

Le titre de la vapeur devient : 'x' = 
$$\frac{h6' - h'}{h'' - h'}$$

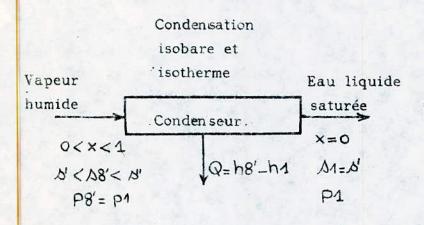
l'entropie s6' est supérieure à s5 et elle est donnée par :

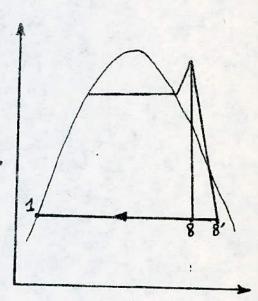
f) resurchauf@isobare de la vapeur étape 6'--- 7



La vapeur est extraite de la turbine à unepression p6, puis elle est portée à une température T7 à la même pression p6 Au point 6 la vapeur peut être humide, saturée on surchauffée Donc pour calculer l'entropie h<sub>6</sub> il faut, comparer l'entropie de la vapeur saturée (s").

## g) Condensation isobarn





Le fluide sortant de la turbine au point 8' est constitué d'un mélange de vapeur et d'eau liquide, puis se condense jusqu'au point de saturation (point 1).

#### h) Regénération

Supposons tout d'abord pour simplifier l'exposé que l'installation comporte un seul prélèvement (fig. C.II.2). Une masse unité de vape ur surchauffée à la température  $T_1$  arrive à la turbine et travaille dans les premiers étages. Quand au cours de sa sétente, la pression de cette vapeur atteint une valeur  $Ps_1$  une fraction de vapeur de masse  $m_1$  est sourirée et envoyée dans un mélangeur R.

Le reste de la vapeur, soit une masse  $(1 - m_1)$  continue sa détente dans les étages inférieurs de la turbine puis passe dans le condenseur.

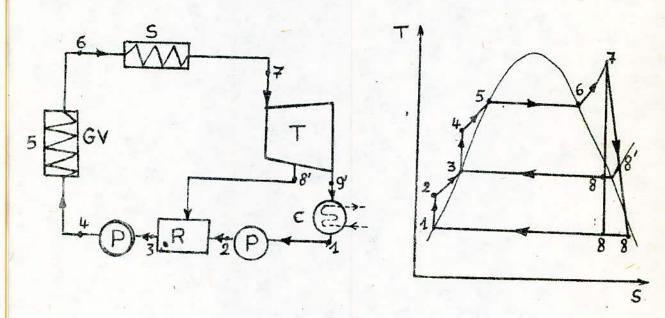
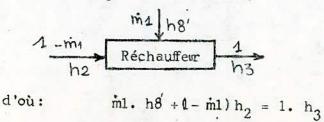


Fig. CII.2.: Schémas de l'installation et diagramme (T,5) d'un cycle à un soutirage.

Le bian thermique fait sur le réchauffeur entraine que l'energie entrant est totalement récupérée à la sortie.



# II.3. Béterm ination des débits de souttirages

Soit un cycle de vapeur comportant un nombre N de soutirages et prenons un débit unitaire de vapeur à l'entrée de la turbine;

Les mi sont les fractions de vapeur soutirée. Le schéma de l'installation et le diagramme (T - S) correspondants sont représentés par les figures V.II.3a et C.II.3b

Les notations utilisées sont explicitées dans la partie élaboration du programme).

Faisons le bilan thermique de chaque regénérateur:

## Regénérateur R1 :

$$\dot{m}_1$$
. HL (1) =  $\dot{m}_1$ . HS (1) + (1 - $\dot{m}$ 1) Hsp (2)

Le débit du premier soutirage : 
$$\dot{m}_1 = \frac{\text{HL }(1) - \text{Hsp }(2)}{\text{Hs }(1) - \text{Hsp }(2)}$$

## Regénérateur R2:

1. HL (1) = 
$$\dot{m}_2$$
. HS (2) + (1 -  $\dot{m}_1$  -  $\dot{m}_2$ ). Hsp (3)

$$\hat{m}_2 = \frac{HL (2) - Hsp (3)}{Hs (2) - Hsp (3)}$$

## Regénérateur RK :

$$\dot{m}_{K-1}$$
. HL (K) =  $\dot{m}_{K}$ . HS (K) + (1 -  $\sum_{i=4}^{K-1} \dot{m}_{i}$ ). Hsp (K+ 1)
$$\dot{m}_{K} = \frac{\left(1 - \sum_{i=4}^{K-1} \dot{m}_{i}\right) \left(HL(K) - Hsp(K+1)\right)}{HS(K) - Hsp(K+1)}$$

## II.4. Rendement du cycle

Le rendement thermique du cycle s'écrit :

th = travail de la turbine - travail des pompes quantité de la chaleur fournie

On détermine le rendement du cycle de la figure CII.1, c'est le cycle à l'aide von a developpé le programme en gardant les mêmes notations.

# a) Travail de la turbine

C'est le travail de un kilogramme de vapeur traversant toute la turbine duquel on retranche le travail de chaque fraction de débit soutirée.

WT = 
$$/$$
HENT - HRRESI (1)  $/$  +  $/$ HRES(1) - HRRESI (2)  $/$   
+  $/$ HRES (2) - HRCOND  $/$  -  $/$ mi (HRS (i) - HCOND)

# b) Travail des pompes :

Le nombre de pompes est d'une unité supérieur au nombre de soutirages.

Wp (1) = HSp (1) - HL (1)

Wp (K) = HSp (K) - HL (K)

Wp (N + 1) = HSp (N + 1) - HL (N + 1)

WP = 
$$\sum_{i=1}^{N+1}$$
 Wp (i)

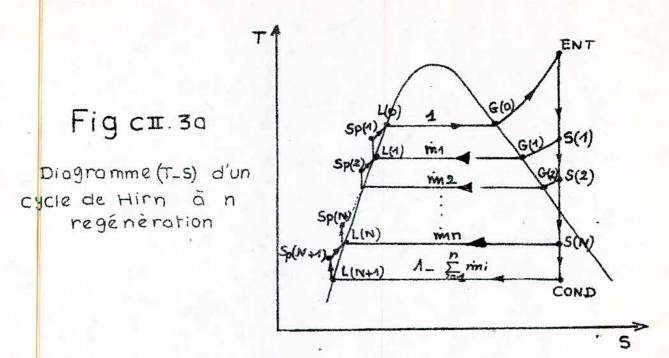
#### c) Chaleur four ni e

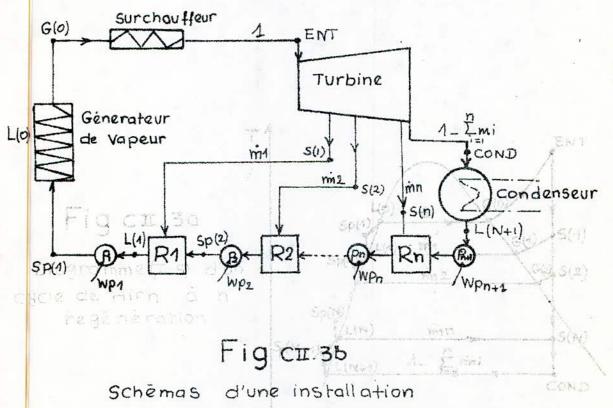
C'est la chaleur fournie dans les organes de chauffage de la vapeur (économiseur, surchauffeur, resurchauffeurs et évaporateur.).

$$Q = / HENT - HSp (1) / 7 + / HRES (1) - HRRESI (1) / + / HRES (2) - HRRES (2) / 7.$$

Le rendement thermique réel est :

$$\eta_{th} = \frac{WT - Wp}{Q}$$





Schemas d'une installation Comportant n regénérateurs

Wroing

our chautteur

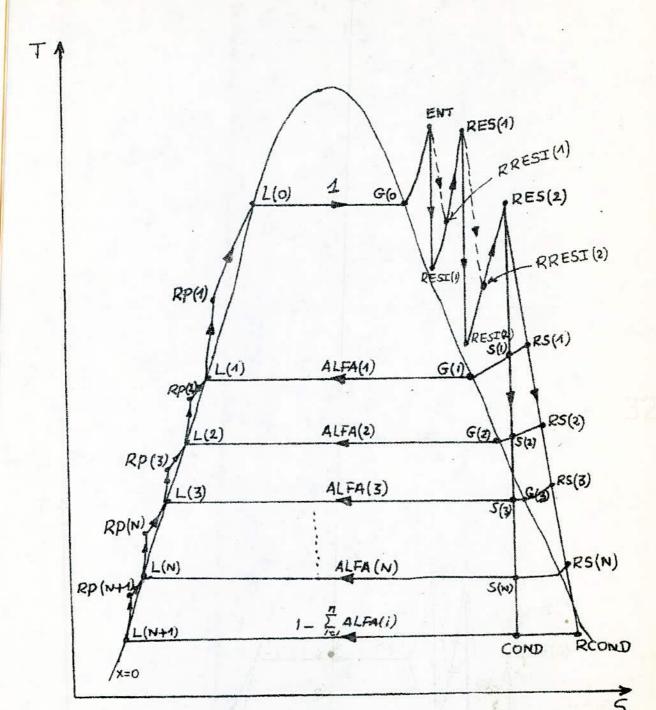


Fig CII.1

Diagramme (T,5) d'un de Hirn à nregénérations et deux resurchauffes

# CHAPITRE IV : ELABORATION DU PROGRAMME D'ORDINATEUR

IV.1. Description Générale :

Le calcul thermodynamique d'uncycle de vapeur d'eau est la détermination en plusieurs points de cycle des paramètres caractérisent l'état de celle-çi (enthalpie, entropie, etç...)

Ces paramètres sont déterminés à l'aide des données de base (pression, température) et àl'aide des équations d'état tabulaires.

Dans notre programme, on a utilisé le tables thermodynamiques de vapeur d'eau en unités S.I introduites sous forme de codes numériques.

L'orde donné au programme est :

- Données tabulaires
- Programme principal
- Sous programmes d'interpolation.

Le calcul se fait étape par étape selon le cycle général de la figure C II.1. Le passage du fluide d'une phase à une autre est soit connu d'avance, soit par comparaisone;

La comparaison est indispensable dans l'étape de détente de vapeur dans la turbine. Il s'agit de comparer l'entropie de la vapeur au point considéré (s) avec l'entropie de la vapeur saturée sèche (s") prise à la même pression.

> Si s > s" la vapeur est surchauffée s < s" la vapeur est humide . s = s" la vapeur est saturante sèche.

IV.2. Tables thermodynamiques:

Elles sont au nombre de trois :

- table de vapeur surchauffée
- table de vapeur saturée
- table d'éau liquide comprimé

### a) table de vapeur surchauf fée

C'est un ensemble de 36 tables, chacune correspond à une pression. Celle-çi varie de 0,01 Mpa à 60 Mpa.

Une valeur numérique quelconque de la table est repérée à l'aide de trois indices (I, j et K)

## b) table d'eau liquide :

Elle est compesée de six tableaux, dont chacun est spécifique à une pression donnée .

# c) table de vapeur saturée :

C'est une matrice de 72 lignes et 8 colonnes, chaque valeur numérique de la table est repérée par deux indices (I,J).

### METHODE D'INTERPOLATION :

Les troix tables sont correctement plæées dans le programme indépendament l'une de l'autre à l'aide de variables indicées formant ainsi un code numérique bien précis.

Tous les calculs se rapportant aux tables sont fait par des sous programmes qui sont :

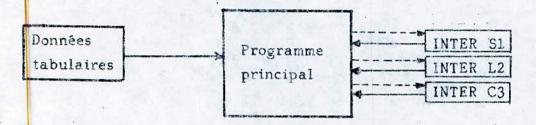
- sous programme INTER S1 --- table de vapeur saturée
- sous programme INTER L2 table d'eau liquide
- sous programme INTER C3 table de vapeur surchauffée.

Du programme principal on spécifie les données de base nécessaires (une ou deux selon la table) et on fait appel au sous programme approprié.

le sous programme recherche la matrice puis la ligne correspondante aux données spécifiées et fait une interpolation linéaire qui peut être simple ou double entre deux lignes consécutives et transmet les résultats au programme principal.

Structure du Programme :

Le programme complet peut - être schématisé comme suit :



Sous programme INTER \$1:

Il détermine les paramètres d'état (t°, enthalpie, entropie et volume massique) des points du cycle situés sur la ligne de saturation et dans le domaine biphasique tout en faisant une interpolation linéaire simple.

Sous programme INTER L2:

Il est spécifique àla table d'eau liquide sa fonction est de déterminer la température de l'eau d'alimentation de la chaudière tout en lui spécifiant la pression et l'entholpie correspondantes.

Sous programme INTER C3:

Il est spécifique à la table de vapeur surchauffée. Il détermine les paramètres caractérisant l'état de la vapeur dans la zone surchauffée, lui spécifiant la pression de la vapeur et une autre donnée qui peut être soit l'enthalpie, l'entropie ou la température.

REMARQUE:

Le programme est fait en language BASIC sur MINI ORDINATEUR de type VAX 11/750

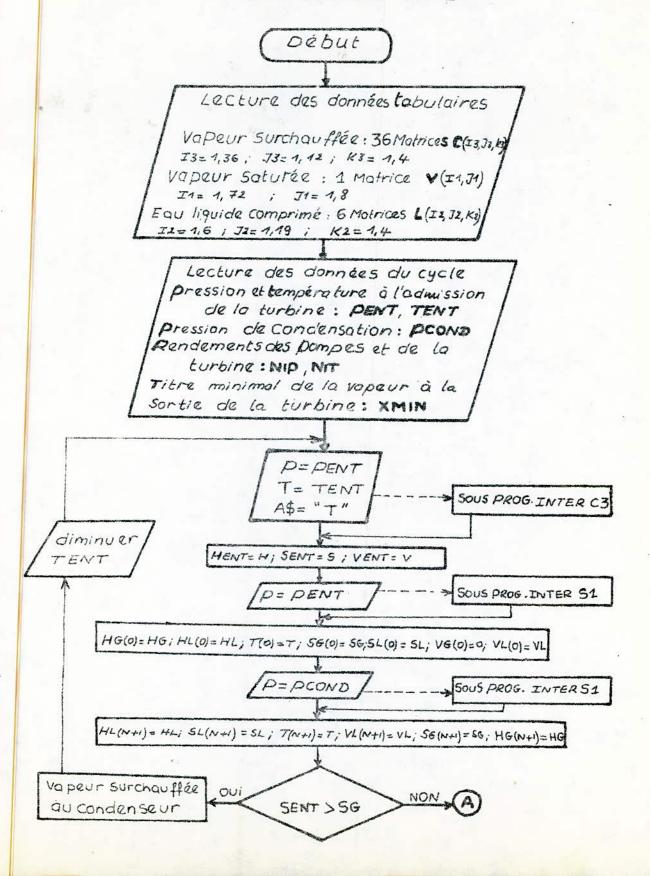
# Notations et symboles utilisés dans le programme

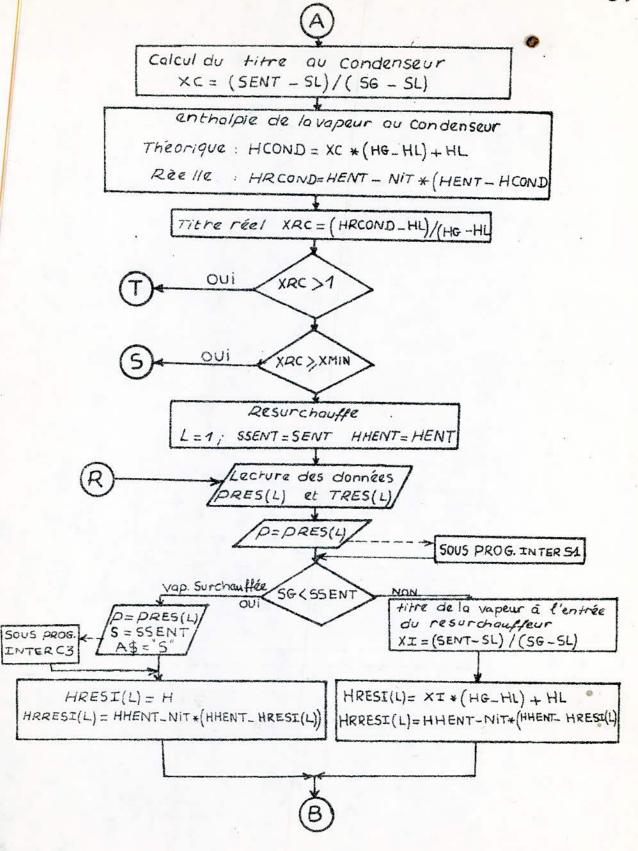
Les différents symboles qui ont été utilisés dans le programme sont choisis de telle façon à permettre une impression de tous les paramètres calculés et aussi de rendre l'exposé de plus clair que possible.

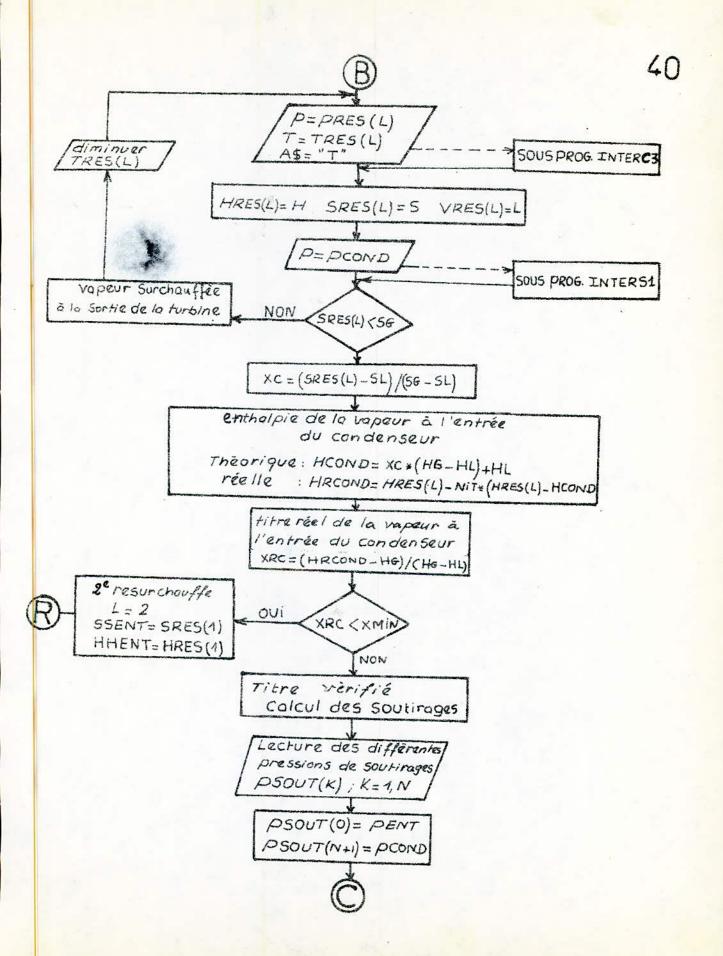
| Symbole                                   | Objet  |
|---|--|
| ENT                                       | entrée de la turbine  PENT = pression; HENT = enthalpie; SEMT = entropie   |
| G (K)                                     | TENT = température; VENT = volume massique<br>pointée situés sur la ligne de saturation (vapeur sèche)   |
| L(K)                                      | HG (K) = ENTHALPIE de vapeur saturée à la kieme pression points situés sur la ligne de saturation (eau liquide) SL (K) ) ENTROPIE de l'eau liquide saturé à une pression |
| COND                                      | de saturation P5(K)  Entrée du condenseur.  PCond = pression au condenseur.  |
| RESI (1) RRESI (1) S (K) PSout (K) HS (K) | Entrée du resurchauffeur n°1 (théorique) Entrée du resurchauffeur n°1 (réelle). Soutirage n° K Pression de soutirage n°K   |
|   | Enthalpie de vapeur sontirée au point de soutirage n°K (théorique)   |
| HRS (K)<br>SP (K)                         | Enthalpie réelle de vapeur soutirée<br>Sortie de la pompe n°K  |
| HSP (K)                                   | Enthalpie de l'eau refoulée par la pompe n°K (théorique)   |
| HRP (K)                                   | Enthalpie réelle l'eau refoulée par la pompe n°K.  |

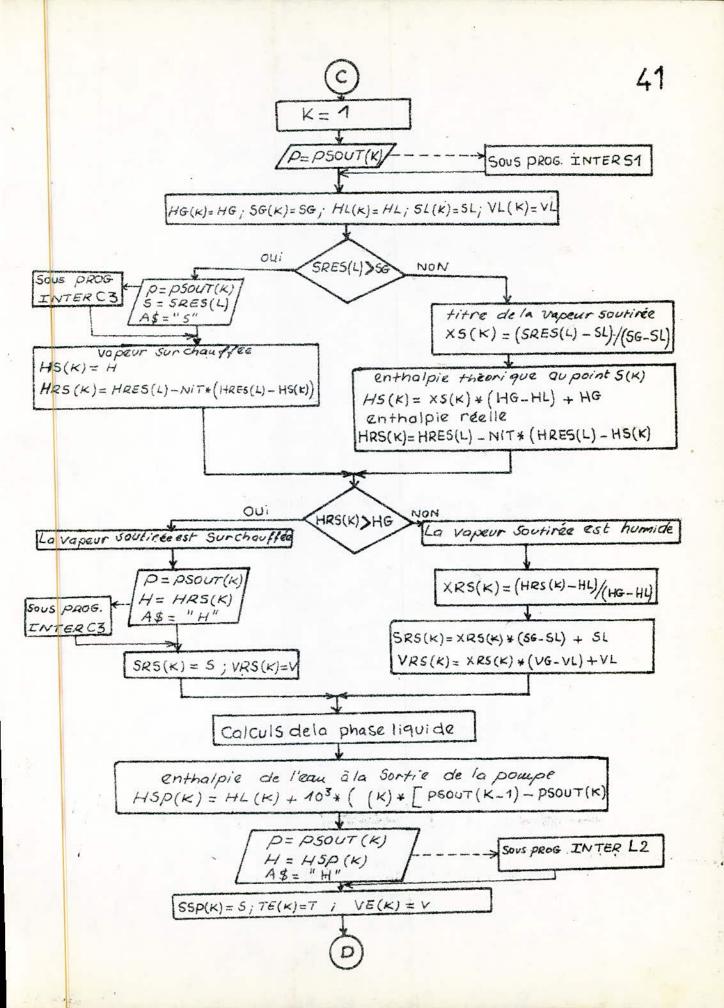
| Symbole  | Objet  |
|--|--|
| NIT NIP XC MRC ALFA (K) N REND WNET Q ECON Q SUR Q EVAP Q RES WP (K) | Rendement interne de la turbine Rendement interne de la pompe (même rendement) Titre théorique de la vapeur à l'entrée du condenseur Titre réel vapeur à l'entrée ducondenseur Débit de vapeur soutiré au soutirage n°K Nombre de soutirages Rendement thermique du cycle réel Travail net spécifique Quantité de chaleur fournie à la vapeur dans l'économiseur Quantité de chaleur fournie à la vapeur dans le surchauffeur Quantité de chaleur fournie à la vapeur dans l'évaporateur Quantité de chaleur fournie à la vapeur dans le resurchauffeur Quantité de chaleur fournie à la vapeur dans le resurchauffeur |

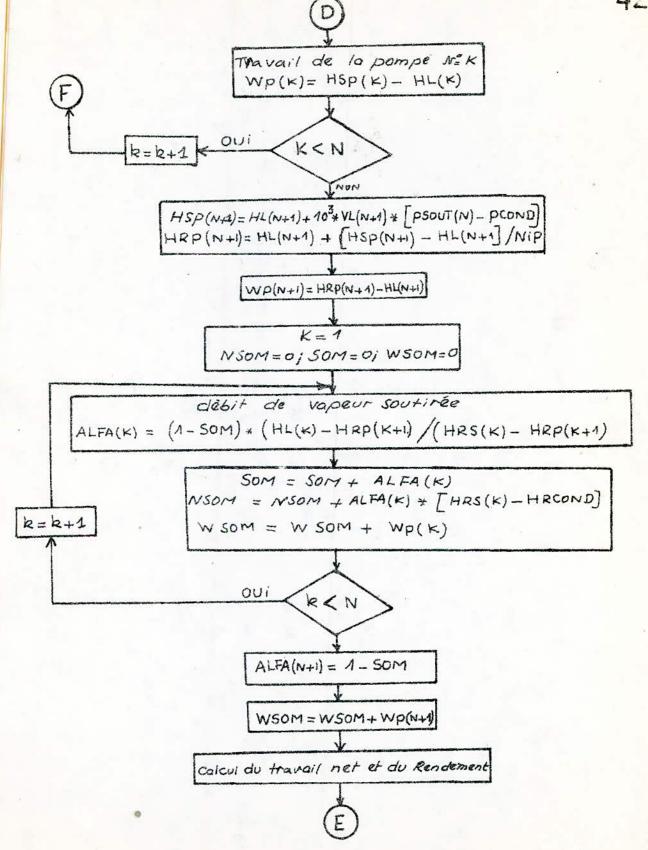
# ORGANIGRAMME











E

# Chaleurs échangées

economiseur: QECON= HL(0)-HRP(1) eva porateur: QEVAP= HG(0)- HL(0) Surchauffeur: QSUr= HENT- HG(0)

Resurchauffeurs: QRES(L) = HRES(L)-HRRES(L)

condenseur : QCOND = HRCOND - HL(N+1)

QSOM= QECON + QEVAP + QSUR + QRES + QCOND

tra vail net

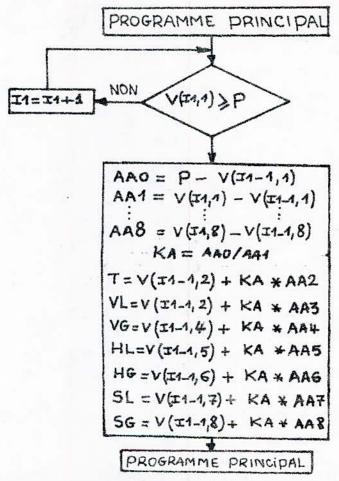
WNET=HENT\_HRRESI(1)+HRES(1)-HRRESI(2)+HRES(2)-HRCOND-NSOM

Rendement REND = (WNET - WSOM)/QSOM

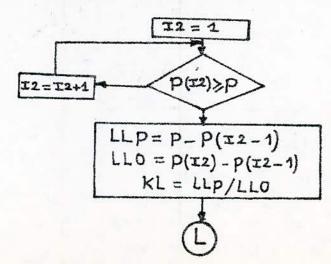
Impressions

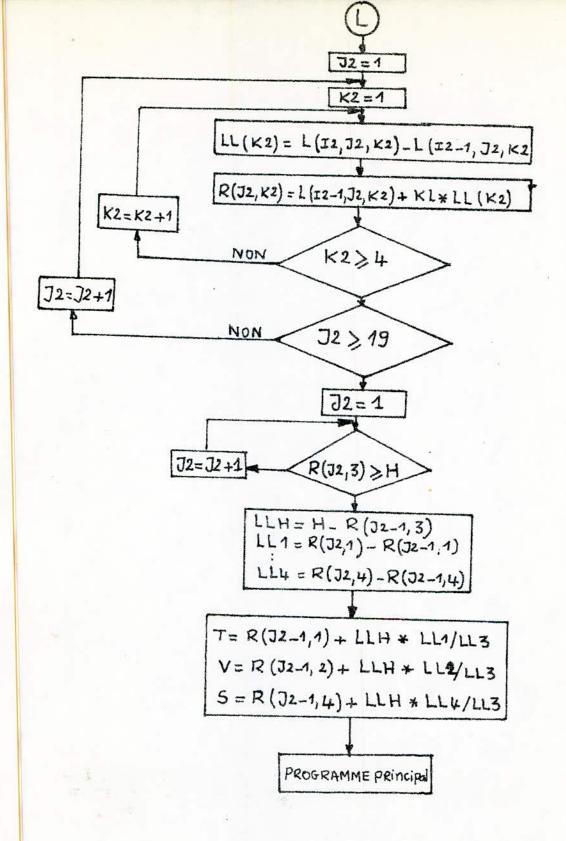
FIN

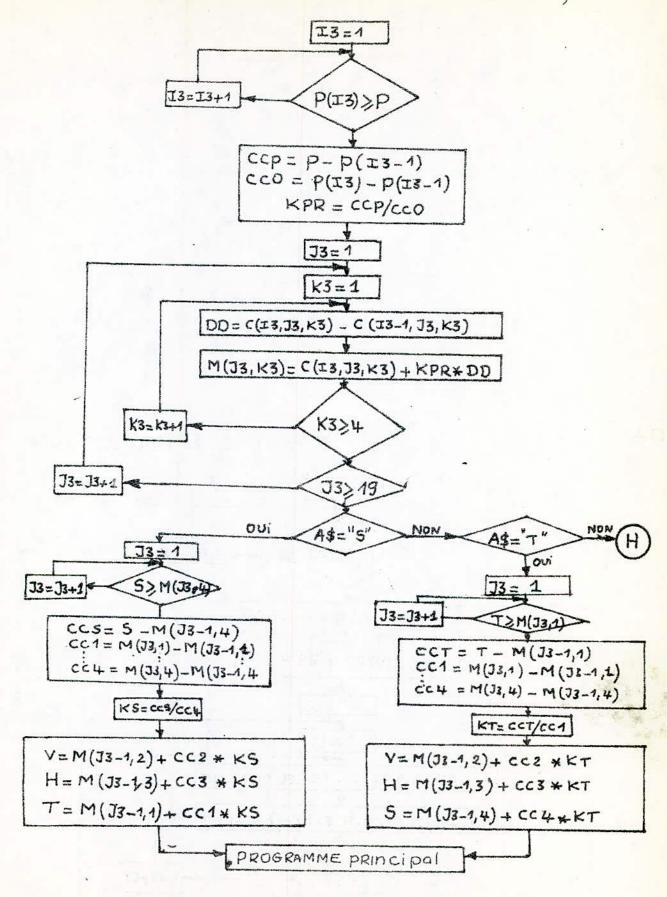
# SOUS PROGRAMME INTERS1 (une seule interpolation)

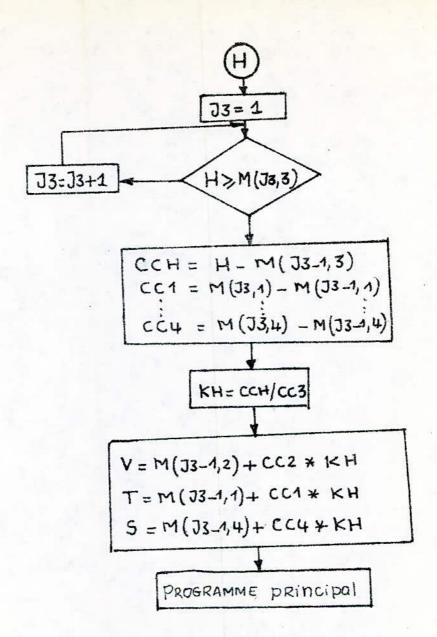


SOUS PROGRAMME INTER L2 (double interpolation)









```
130 DIM R(19.4) \setminus DIM M(12.4)
4 4 5 1
            150 1
            # PROGRAMME DE CALCUL THEMODYNAMIQUE
160 !
            # D'UN CYCLE a VAPEUR A REGENERATION
170 1
              UTILISANT LES DONNEES TABULAIRES,
                                                 #
4:30 1
            ***
150
200
24 () 1
320 1
536 i
                    DONNEES TABULAIRES
5 dn 3
250 4
                 TABLE DE VAPEUR SURCHAUFFEE
366 1
270 1
                 ******
231: 1
             ******************
2 67 69 1
ROO ! ENTREE DES PRESSIONS EN MPA
R10 DIM PC(36)
320 DIM C(36,12,4)
330 FOR 13=1 TO 36
949 READ PC(13)
YSO MEXT IS
360 DATA .010..05..1..2..3..4..5..6.,8,1,1.2,1.4,1.6,1.8,2,2.5
370 DATA 3.3.5.4.4.5.5.6.7.8,9.10,12.5,15.17.5.20.25.30,35.40
380 DATA 50.60
330 ! entree des differents tableaux
400 FOR IS=1 TO 36
410 FOR J3=1 TO 12
420 FOR K3=1 TO 4
430 READ C(13.J3.K3)
440 NEXT K3
450 NEXT J3
460 NEXT 13
                  UNITES enthalpie [kj/kq]
470 REM
                           entropie [kj/kg.ok]
480 1
                           pression [mpa]
380 1
500 :
                                    [OC]
                           temp
510 !
                           vol.mass
                                   [m3/kq]
530 REM TEMP VOL ENTHAL ENTROP! TEMP VOL
                                            ENTHAL
550 REM P=0.01 MPA
560 DATA 45.81.14.674.2584.7.8.1502.50.14.869.2592.6. 8.1502,&
   100, 17,196, 2687.5, 8,4479, 150,19,512,2783.0, 8,6882,&
       21.825. 2879.5, 8.9038. 250.24.136,2977.3, 9.1002.& 26.445. 3076.5, 9.2813. 400.31.063.3279.6, 9.6077.&
   200.
   300.
       35.679. 3489.1. 9.8978. 600.40.295,3705.4.10.1608.
   700. 44.911. 3928.7. 10.4028. 800.49.526.4159.0, 10.6281
570 REM P=0.05 MPA -----
580 DATA 81.33.3.240.2645.9.7.5939,100. 3.418,2682.5. 7.6947.&
   150.
         3.889, 2780.1, 7.9401, 200,4.356, 2877.7, 8.1580,&
         4.820, 2976.0, 8.3556, 300,5.284, 3075.5, 8.5373.&
   250.
         6.209, 3278.9, 8.8642, 500.7.134, 3488.7, 9.1546,&
   400.
         8.057. 3705.1, 9.4178. 700,8.981, 3928.5, 9.6599,&
   600.
         9.904, 4158.9, 9.8852, 900,10.828,4396.3, 10.0967
   800.
590 REM P= .10 MPA
600 DATA 99.63.1.6940.2675.5.7.3594.100.1.6958.2676.2, 7.3614.&
```

```
1.9364, 2776.4, 7.6134,
     150.
                                     200,2,172, 2875.3, 7,8343,8
     250.
          2.406, 2974.3, 8.0333.
                                     300,2.639, 3074.3, 8.2158,&
     400. 3.103. 3278.2. 8.5435.
                                     500,3,565, 3488.1, 8.8342,9
     600.
          4.028, 3704.7, 9.0976,
                                    700,4.490, 3928.2, 9.3398,8
     800.
          4.952, 4158.6, 9.5652,
                                     900.5.414. 4396.1. 9.7767
 610 REM F=0.20 MPA -----
 620 DATA 120.23..8857.2706.7.7.1272.150..9596. 2768.8. 7.2795.&
     200. 1.0803. 2870.5, 7.5066,
                                    250.1.1988. 2971.0. 7.7086.&
     300. 1.3162. 3071.8. 7.8926.
                                    400.1.5493. 3276.6. 8.2218.&
     500. 1.7814. 3487.1. 8.5133.
                                    600,2.013,
                                                3704.0, 8.7770.&
     700, 2.244. 3927.6. 9.0194,
                                    800.2.475.
                                                4158.2. 9.2449.8
     900, 2.706.
                4395.8. 9.4566.
                                    1000.2.937. 4640.0. 9.6563
 630 REM P=0.30 MPA ----
640 DATA 133.55..6058.2725.3.6.9919,150,.6339, 2761.0, 7.0778.&
         .7163. 2865.6. 7.3115.
                                  250,.7964, 2967.6, 7.5166.8
    300.
         .8753, 3069.3, 7.7022,
                                    400.1.0315, 3275.0.8.0330.&
    500, 1.1867, 3486.0, 8.3251,
                                   600,1.3414, 3703.2,8.5892,&
                                 800.1.6499, 4157.8,9.0570;&
1000.1.9581. 4639.7, 9.4690
    700, 1,4957, 3927.1, 8,8319,
    900, 1.8041, 4395.4, 9.2692,
650 REM P=0,40 MPA----
660 DATA 143.63,.4625,2738.6,6.8959,150, .4708, 2752.8. 6.9299,8
    200, .5342, 2860.5, 7.1706, 250, .5951, 2964.2, 7.3789,&
    300, .6548, 3066.8, 7.5662,
500, .8893, 3484.9, 8.1913,
                                    400, .7726, 3273.4, 7.8985,&
                                   600,1.0055, 3702.4, 8.4558.&
                                  800.1.2372, 4157.3, 8.9244.&
    700.1.1215, 3926.5, 8.6987,
                                1000,1.4685, 4639.4, 9.3360
    900.1.3529. 4395.1. 9.1362.
670 REM P=0.50 MPA ----
680 DATA 151.86..3749.2748.7.6.8213, 200,.4249,2855.4, 7.0592.&
    250, .4744, 2960.7, 7.2709.
                                    300,.5226, 3064.2, 7.4599.8
    350, .5701, 3167.7, 7.6329,
                                    400..6173. 3271.9. 7.7938.&
                                   600,.8041, 3701.7. 8.3522.&
    500..7109. 3483.9. 8.0873.
    700..8969, 3925.9, 8.5952.
                                  800,.9896, 4156.9, 8.8211,&
    900.1.0822.4394.7. 9.0329.
                                   1000.1.1747.4639.1.9.2328
690 REM P=0.60 -----
700 DATA 158.85..3157.2756.8,6.7600,200,.3520, 2850.1, 6.9665,&
    250, .3938, 2957.2, 7.1816,
                                    300,.4344, 3061.6, 7.3724,&
         .4742, 3165.7, 7.5467,
    350.
                                  400..5137, 3270.3, 7.7079,8
          .5920. 3482.8. 8.0021.
    500.
                                   600..6697, 3700.9, 8.2674,&
          .7472, 3925.3, 8.5107,
    700.
                                   800..8245, 4156.5, 8.7367.8
          .9017, 4394.4, 8.9486,
500, .9017, 4394.4, 8.9486, 1000,.9788,4638.8,9.1485
710 REM P=0.80 MPA -----
720 DATA 170.43,.2404,2769.1,6.6628, 200,.2608,2839.3,6.8158,&
     250, .2931, 2950.0, 7,0384.
                                     300,.3241,3056.5, 7.2328,&
     350. .3544. 3161.7, 7.4089.
                                     400,.3843,3267.1, 7.5716,&
     500. .4433. 3126.0. 7.8673.
                                   600..5018.3699.4, 8.1333.&
     700. .5601. 3924.2. 8.3770.
                                    800,.6181,4155.6. 8.6033.8
     900. .6761. 4393.7. 8.8153.
                                   1000,.7340,4638.2,9.0153
730 REM P=1.00 MPA -----
740 DATA 179.91,19444,2778.1,6.5865. 200..2060,2827.9,6.6040.&
   250, .2327, 2942.6, 6.9247,
                                    300..2579, 3051.2, 7.1229.8
     350. .2825. 3157.7. 7.3011.
                                    400..3066, 3263.9. 7.4651.8
     500, .3541, 3478.5, 7.7622.
                                    600..4011, 3697.9, 8.0290,&
     700. .4478. 3923.1. 8.2731.
                                800..4943. 4154.7. 8.4996.8
     900. .5407. 4392.9. 8.7118.
900. .5407, 4392.9. 8.7118, 1000..5871,4637.6. 8.9119
750 REM P=1.20 MPA -----
760 DATA 187.99,16333,2784.8,6.5233,200,.16930,2815.9.6.5898.&
     250, .19234, 2935.0, 6.8294, 300, .2138, 3045.8, 7.0317,&
    350, .2345, 3153.6, 7.2121, 500, .2946, 3476.3, 7.6759,
                                  400..2548,
                                              3260.7, 7.3774.6
                                 600,.3339, 3696.3, 7.9435.&
     700, .3729.
                3922.0. 8.1881. 800..4118.
                                              4153.8, 8.4148,&
```

```
770 REM P=1.40 MPA ------
 80 DATA 195.07..14084,2790.0.6.4693,200..14302.2803.3.6.4975.&
     250, .16350, 2927.2, 6.7467.
                                  300, .18228, 3040.3, 6.9534,&
     350. .2003. 3149.5, 7.1360,
                                  400. .2178,
                                               3257.5. 7.3026.&
     500. .2521. 3474.1. 7.6027.
                                  600, .2860, 3694.8, 7.8710,&
     700. .3195. 3920.8. 8.1160.
                                  800, .3528,
                                              4153.0. 8.3431.&
     900. .3861.
                4391.5. 8.5556.
                                  1000..4192. 4636.4. 8.7559
90 REM P=1.60 MPA -----
00 DATA 201.41..12380.2794.0.6.4218.225..13287.2857.3. 6.5518,&
     250. .14184. 2919.2. 6.6732. 300. .15862, 3034.8, 6.8844.&
     350. .17456. 3145.4. 7.0694.
                                   400, .19005, 3254.2, 7.2374.8
     500. .2203. 3472.0. 7.5390.
                                   600, .2500, 3693.2, 7.8080, &
    700, .2794, 3919.7, 8.0535,
                                   800. ,3086.
                                               4152.1, 8.2808.8
    900. .3377. 4390.8. 8.4935.
                                   1000..3668, 4635.8, 8,6938
Plo REM P=1.80 MPA ------
520 DATA 207.15..11042.2797.1.6.3794, 225..11673.2846.7.6.4808.&
     250. .12497, 2911.0, 6.6066, 300, .14021, 3029.2, 6.8226,&
     350. .15457, 3141.2. 7.0100.
                                   400, .16847, 3250.9, 7.1794,&
                                 400, .16847, 3250.9, 7.1794,& 600, .2220, 3691.7, 7.7523,& 800, .2742, 4151.2, 8.2258,&
     500. .19550, 3469.8, 7.4825,
     700, .2482, 3918.5, 7.9983,
    300. .3001. 4390.1, 8.4386, 1000,.3260, 4635.2, 8.6391
330 REM P=2.0 MPA -----
840 DATA 212.42..09963,2799.5.6.3409. 225. .10377. 2835.8. 6.4147.&
                                    300, .12547, 3023.5, 6.7664,8
        250. .11144. 2902.5. 6.5453.
        350. .13857. 3137.0. 6.9563.
                                     400, .15120, 3247.6, 7.1271.&
       500, .17568, 3467.6, 7.4317,
                                     600, .19960, 3690.1, 7.7024,&
                                    600, .19960, 3690.1, 7.7024,& 800, .2467, 4150.3, 8.1765,& 1000,.2933, 4634.6, 8.5901
       700. .2232, 3917.4, 7.9487.
       900, .2700.
                   4389.4, 8,3895.
850 REM P=2.5 MPA -----
360 DATA 223.99..07998.2803.1.6.2575, 225. .08027. 2806.3, 6.2639.&
       250, .08700, 2880.1, 6.4085, 300, .09890, 3008.8, 6.6438,6
       350, .10976, 3126,3. 6.8403,
                                     400, .12010, 3239.3, 6.8403,&
       450, .13014. 3350.8, 7.0148,
                                      500. .13998. 3462.1. 7.1746,8
       600, .15930, 3686.3, 7.3234, 700, .17832, 3914.5, 7.5960,&
       800. .19716. 4148.2, 7.8435. 900, .21590, 4387.6, 8.0720
870 REM P=3.0 MPA ------
980 DATA 233.9,.06668,2804.2,6.1869,
                                     250, .07058, 2885.8, 6.2872,&
       300. .08114. 2993.5. 6.5390.
                                     350, .09053, 3115.3, 6.7428,8
       400, .09936, 3230.9, 6.9212,
                                      450. .10787. 3344.0. 7.0834.8
       500. .11619. 3456.5. 7.2338.
                                      600, .13243, 3682.3, 7.5085,&
       700, .14838, 3911.7, 7.7571,
                                      800, .16414, 4145.9, 7.9862,8
       900. .17980. 4385.9, 8.1999,
                                      1000..19541, 4631.6, 8.4009
890 REM P=8,5 MPA -----
900 DATA 242.6..05707.2803.4.6.1253.
                                     250, .05872, 2829.2, 6.1749,&
       300. .06842. 2977.5. 6.4461.
                                      350, .07678, 3104.0, 6.6579,&
            .08453, 3222.3, 6.8405,
                                      450, .09196, 3337.2, 7.0052,8
       400.
       500, .09918, 3450.9, 7.1572,
                                      600. .11324. 3678.4. 7.4339.8
       700. .12699. 3908.8, 7.6837.
                                      800, .14056, 4143.7, 7.9134,&
       900, .15402, 4384.1, 8.1276,
                                      1000,.16743, 4630.1, 8.3288
910 REM P=4,0 MPA -----
320 DATA 250.4..04978,2801.4, 6.0701, 275, .05457, 2886.2, 6.2285,&
        300. .05884, 2960.7, 6.3615,
                                      350, .06654, 3092.5, 6.5821.8
        400, .07341, 3213.6, 6.7690,
                                      450, .08002, 3330.3, 6.9363,&
        500. .08643. 3445.3. 7.0901.
                                      600, .09885, 3674.4, 7.3688,&
        700. .11095, 3905.9, 7.6198,
                                      800, .12287, 4141.5, 7.8502,&
        900. .13469. 4382.3. 8.0647.
                                      1000..14645. 4042.9, 8.2662
```

```
940 DATA 257.49,.04406,2798.3,6.0198, 275, .04730, 2863.2, 6.1401.8 JZ
        300, .05135, 2943.1, 6.2828, 350, .05840, 3080.6, 6.5131.&
        400. .06475, 3204.7, 6.7047. 450, .07074, 3323.3, 6.8746.8
500. .07651. 3439.6, 7.0301, 600. .08765. 3670.5, 7.3110.8
        700, .09847, 3903.0, 7.5631, 800, .10911, 4139.3, 7.7942,6
        900. .11965, 4380.6, 8.0091, 1000, .13013, 4627.2, 8.2108
350 REM P=5.0 MPA -----
980 DATA 263.99,.03944,2794.3,5.9734. 275, .04141. 2838.3, 6.0544.&
        300. .04532. 2924.5. 6.2084.
                                       350. .05194. 3068.4. 6.4493.&
        400.
             .05781. 3195.7. 6.6459.
                                       450. .06330, 3316.2, 6.8186,&
        500. .06857, 3433.9. 6.9759.
                                     600. .07869. 3666.5. 7.2589.8
        700, .08849, 3900.1, 7.5122,
                                    800, .09811, 4137.1, 7.7440,&
        900. .10762, 4378.8. 7.9593, 1000..11707, 4625.7, 8.1612
970 REM P=6.0 MPA ------
P80 DATA 275.64..03244.2784.3,5.8892, 300, .03616, 2884.2, 6.0674.&
        350, .04223, 3043.0, 6.3335.
                                      400. .04739, 3177.2, 6.5408.&
        450. .05214. 3301.8. 6.7193.
                                       500. .05665, 3422.2, 6.8803,&
        550. .06101. 3540.6, 7.0288,
                                     600, .06525, 3658.4, 7.1677,&
        700. .07352. 3894.2. 7.4234.
                                     800, .08160, 4132.7, 7.6566,&
        900. ,08958, 4375.3, 7.8727,
                                     1000,.09749, 4622.7, 8.0751
890 REM P=7.0 MPA -----
000 DATA 285.88.,02737,2772.1,5.8133, 300, .02947, 2838.4, 5.9305,&
        350. .03524. 3016.0. 6.2283.
                                       400, .03993, 3158.1, 6.4478,&
        450, .04416, 3287.1, 6.6327,
                                       500, .04814, 3410.3, 6,7975.&
        550, .05195, 3530.9, 6.9486,
                                       600, .05565, 3650.3, 7.0894.8
        700, .06283, 3888.3, 7.3476.
                                     800, .06981, 4128.2, 7.5822,&
        900. .07669. 4371.8. 7.7991.
                                       1000..08350. 4619.8. 8.0020
1010 REM P=8.0 MPA -----
1<mark>0</mark>20 DATA 295.06..02352,2758.0.5.7432. 300. .02426. 2785.0. 5.7<b>906.&
        350, .02995, 2987,3, 6,1301,
                                       400, .03432, 3138.3, 6.3634,&
            .03217, 3272.0, 6.5551,
                                       500. .04175, 3398.3, 6.7240.&
        550, .04516, 3521.0, 6.8778.
                                      600, .04845, 3642.0, 7.0206.&
                                     800, .06097, 4123.8, 7.5173,&
        700. .05481. 3882.4. 7.2812.
                                       1000,.07301, 4616.9, 7.9384
        900, .06702, 4368.3, 7.7351,
1 130 REM P=9.0 MPA -----
19<mark>40 DATA 303.4..02048.2742.1,5.6772, 325. .02327. 2856.0, 5.8712,&</mark>
        350. .02530. 2956.6. 6.0361,
                                      400, .02993, 3117.8, 6.2854,&
        450. .03350. 3256.6. 6.4844.
                                      500, .03677, 3386.1, 6.6576,&
        550. .03987. 3511.0. 6.8142.
                                      600. .04285. 3633.7. 6.9589.8
        650. .04574, 3755.3, 7.0943.
                                      700, .04857, 3876.5, 7.2221,&
        800. .05409. 4119.3. 7.4596.
                                      900. .05950. 4364.8. 7.6783
1050 REM P=10 MPA -----
10<mark>50 DATA 311.06,.01803,2724.7,5.6141,325, .019861,2809.1, 5.7568,&</mark>
        350. .02242. 2923.4, 5.9443, 400, .02641, 3096.5, 6.2120,&
        450. .02975, 3240.9, 6.4190,
                                      500. .03279, 3373.7, 6.5966,&
        550, .03564, 3500.9, 6.7561,
                                      600, .03837, 3625.3, 6.9029,&
                                      700, .04358, 3870.5, 7.1687.8
        650, .04101, 3748,2, 7.0398,
                                      900, .05349, 4361.2, 7.6272
            .04859, 4114.8, 7.4077,
10 0 REM P=12.5 MPA ---
10<mark>4</mark>0 DATA 327.89..013495.2673.8.5.4624.350..016126, 2826.2.5.7118.8
        400. .0200. 3039.3. 6.0417.
                                      450, .02299,
                                                    3199.8.6.2719.8
        500. .02560. 3341.8. 6.4618.
                                      550, .02801,
                                                    3475.2. 6.6290.&
        600. .03029, 3604.0, 6.7810.
                                      650, .03248.
                                                    3730.4, 6.9218.6
        700. .03460, 3855.3, 7.0536.
                                     800, .03869,
                                                    4103.6. 7.2965.8
        900. .04267. 4352.5. 7.5182. 1000..04658.
                                                   4603.8. 7.7237
1090 REM P=15 MPA -----
```

```
1100 DATA 342.24,.010337,2610.5,5.3098,350..011470. 2692.4, 5.4421,&
        400, .015649, 2975.5, 5.8811, 450, .018445, 3156.2, 6.1404.6
             .02080, 3308.6. 6.3443.
                                      550, .02293.
                                                    3448.6. 6.5199.8
        600, .02491, 3582.3, 6.6776,
                                      650. .02680.
                                                   3712.3, 6.8224,8
        700. .02861. 3840.1. 6.9572.
                                      800. .03210.
                                                   4092.4. 7.2040.8
        900, .03546, 4343.8, 7,4279.
                                      1000,.03875,
                                                   4596.6, 7,6348
1110 REM P=17.5 MPA -----
1120 DATA 354.75,.00792,2528.8,5.1419, 400,:012447, 2902.9, 5.7213.6
        450. .015174. 3109.7.6.0184.
                                      500, .017358. 3274.1. 6.2383.8
        550. .019288, 3421.4,6.4230,
                                      600, .02106, 3560.1, 6.5866.8
        650. .02274.
                      3693.9,6.7357.
                                     700, .02434, 3824.6, 6.8736.8
        800. .02738. 4081.1.7.1244.
                                     900, .03031, 4335.1, 7.3507,8
        1000..03316.
                     4589.5,7.5589.
                                      1100..03597. 4589.5. 7.7531
1130 REM P=20 MP4 -----
1<mark>140 DATA 355.81,.005834,2409.7,4.9269,400,.009942. 2828.1, 5.5540,8</mark>
        450. .012695, 3060.1. 5.9017. 500, .014768, 3238.2. 6.1401.8
        550, .016555, 3393.5, 6.3348, 600, .018178, 3537.6, 6.5048,&
        650. .019693. 3675.3. 6.6582. 700. .02113. 3809.0. 6.7993.8
        800. .02385, 406957. 7.0544, 900. .02645,
                                                   4326.4.
        1000,.02897, 4582.5, 7.4925, 1100,.03145,
                                                   4840.2, 7.6874
1150 REM P=25 MPA -----
.
160 DATA 375, .0019731. 1848.0. 4.0320.400..006004, 2580.2, 5.1415.8
        425, .007881, 2806.3, 5.4723,
                                      450, .009162, 2949.7, 5.6744.8
        500. .011123, 3162.4, 5,9592,
                                      550, .012724, 3935.6, 6.1765.8
        600. .014137. 3491.4. 6.3602.
                                      650. .015433. 3637.4. 6.5229.8
        700. .016646. 3777.5, 6.6707.
                                     800. .018912. 4047.1. 6.9345.8
        900. .021045. 4309.1. 7,1680.
                                     1 000,.02310, 4568.5, 7.3802
1170 REM P=30 MP4 -----
1180 DATA 375. .0017892. 1791.5. 3.9305.400,.002790, 2151.1. 4.4728.8
        425. .005303, 2614.2, 5.1504, 450, .006735, 2821.4, 5.4424,&
        500. .008678, 3081.1, 5.7905.
                                      550. .010168. 3275.4, 6.0342,&
        600, .011446, 3443.9, 6.2331.
                                     650, .012596, 3598.9, 6.4058,&
        700. .013661, 3745.6, 6.5606.
                                      800. .015623. 4024.2. 6,8332.8
       900, .017448, 4291.9, 7.0718, 1000, .019196, 4554.7, 7.2867
1190 REM P=35 MPA
1200 DATA 375, .0017003,1762.4, 3.8722, 400, .002100,1987.6,4.2126,&
       425. .003428, 2373.4, 4.7747, 450. .004961, 2672.4, 5.1962.8
       500, .006927, 2994.4, 5.6282,
                                      550, .008345, 3213.0, 5.9026,&
       600. .009527, 3395.5, 6.1179,
                                      650, .010575, 3559.9, 6.3010.&
        700. .011533. 3713.5. 6.4631. 800.
                                           .013278, 4001.5, 6.7450.8
       900.
            .014983. 4274.9. 6.9886.
                                     1000..016410. 4541.1. 7.2064
1210 REM P=40 MPA-----
1220 DATA 375..0016407.1742.8.3.8290.
                                      400. .0019077.1930.9. 4.1135.6
       425. .002532. 2198.1.4.5029.
                                      450. .003693. 2512.8, 4.9459.8
       500, .005622, 2903.3, 5.4700.
                                      550. .006984. 3149.1. 5.7785.8
       600, .008094, 3346.4, 6,0114.
                                      650, .009063, 3520.6, 6,2054,8
       700, .009941, 3681,2, 6,3750,
                                     800. .011523, 3978.7. 6.6662.8
       900, .012962, 4257.9, 6.9150,
                                      1000..014384, 4527.6, 7.1356
```

```
230 REM P=50 MPA ------
  240 DATA 375..0015594,1716.6, 3.7639, 400, .0017309, 1874.6, 4.0031.6
         425, .002007 ,2060.0, 4.2734.
                                      450, .002486. 2284.0, 4.5884.8
         500. .003892, 2720.1. 5.1726.
                                      550, .005118, 3019.5, 5.5485,&
       600, .006112, 3247,6, 5,8178.
                                      650, .006966, 3441.8, 6.0342.8
         700. .007727. 3616.8, 6.2189.
                                      800, .009076, 3933.6, 6.5290.8
        900. .010283, 4224.4, 6.7882, 1000, .011411, 4501.1, 7.0146
  250 REM P=60 MPA -----
  250 DWTA 375,.0015028,1699.5. 3.7141, 400, .0016335, 1843.4, 3.9318.6
        425, .0018165, 2001.7, 4.1626, 450, .002085, 2179.0, 4.4121,&
        500, .002956, 2567.9, 4.9321, 550, .003956, 2896.2, 5.3441,&
        600, .004834,
                      3151.2. 5.6452, 650, .005595, 3364.5, 5.8829.8
        700. .036272. 3553.5. 6.0824. 800. .007459. 3889.1. 6.4109.8 800. .008508, 4191.5, 6.6805. 1000, .009480, 4475.2. 6.9127
 <mark>. 270 рем вестронательности выправнительности в 1870 рем вестронательности в 1870 рем вестронательности в 1870 рем в</mark>
 1:3:30 1
 PERMIT
 1200 REM
                        TABLE DE VAPEUR SATUREE
 1 5" 6 - -
                        BAR REMARKINTRODUCTION DES DONNEES **MATRICE (11,J1)***
 E30 DEM UF72.87
 540 FOR 11=1 TO 72
 1550 FOR J1=1 TO 8
 1660 READ U(11.J1)
 THE MEXT II
 1 FEC MENT 11
 14 0 REM PRESS TEMP
                       VOLUME ENTHALPIE
                                                        ENTROPIE
1<mark>430 DATA 0.000613, 0.01.0.001000,206.14,0.01, 2501.4.0.0000,9.15626,&</mark>
     0.0010, 6.38, 0.001, 129.21, 29.30, 2514.2, .1059, 8.9756,8
     0.0015 , 13.03. 0.001001, 87.98. 54.71, 2525.3. 0.1957,8.8279.&
     0.0020 . 17.50, 0.001001, 67.00, 73.48, 2533.5, 0.2607,8.7237.8
     0.0025 , 21.08, 0.001002, 54.25.
                                      88.48. 2540.0, 0.3120.8.6432.&
     0.0030, 24.08, 0.001003, 45.67.
                                      101.05, 2545.5,0.3545,8.5776.&
     0.0040, 28.96, 0.001004, 34.80,
                                      121.46, 2554.4.0.4226.8,4746.8
     0.0050, 32.88, 0.001005, 28.19,
                                      137.82, 2561.5,0.4764.8,3951.6
     6.0025.
            40.29. 0.001008. 19.24.
                                      168.79. 2574.8.0.5764.8.2515
1440 DATA 0.0100,45.81,0.001010, 14.67, 191.83, 2584.7,0.6493,8.1502.8
     0.0150. 53.97. 0.001014, 10.02,
                                      225.94. 2599.1.0.7549.8.0085.8
     0.0300. 60.06. 0.001017. 7.649.
                                      251.40. 2609.7.0.8320,7.9085.6
             64.97. 0.001020. 6.204.
     0.0250.
                                      271.93, 2618,2,0.8931,7,8314,8
     0.0390,
            69.10, 0.001022, 5.229.
                                      289,23, 2625,3.0.9439,7.7686,4
             75.87, 0.001027, 3.993,
     0.0400.
                                      317.58, 2636.8,1.0259,7.6700,8
     0.0500, 81.33, 0.001030, 3.240,
                                    340.49, 2645.9,1.0910,7.5939.4
     0.0750, 91.78, 0.001037, 2.217,
                                    384.39, 2663.0,1.2130,7.4564,8
            99.63, 0.001043, 1.6940,
     0.1000.
                                     417.46, 2675.5.1.3026.7.3594
 1,250 1
```

```
14<mark>d</mark>0 DATA 0.125.105.99.0.001048.1.3749.444.32. 2685.4.1.3740.7.2844.&
         0.150, 111.37, 0.001053, 1.1593, 467.11, 2693.6,1.4336,7.2233.6
         0.175, 115.06, 0.001057, 1.0036, 486.99, 2700.6,1.4849,7.1717,6
         0.200, 120,23, 0.001061, 0.8857, 504.70, 2706.7,1.5301.7.1271.8
         0.225, 124.00, 0.001064, 0.7933, 520.72,2712.1, 1.5706.7.0878.8
         0.250, 127.44, 0.001067, 0.7187, 535.37,2716.9, 1.6072.7.0527,8
         0.275. 130.60. 0.001070. 0.6573. 548.89.2721.3. 1.6408.7,0209.8
         0.300, 133.55, 0.001073, 0.6058, 561.47.2725.3, 1.6718,6.3919.8
         0.325. 136.30, 0.001076, 0.5620, 573.25,2729.0, 1.7008.6.9652
 1470
      DATA 0.35,138.88, 0.001079, 0.5243, 584,33,2732,4, 1.7275,5.9405,9
 1400
         0.375, 141.32, 0.001081, 0.4914, 594.81,2735.6,
                                                           2.7528,6.9175.6
         0.400. 143.63. 0.001084. 0.4625. 604.74.2738.6. 1.7766.6.8959.9
         0.450, 147,93. 0.801888. 0.4148, 628.25.2743.9. 1.8287,6.8565,6
         0,500, 151.86, 0.001093, 0.3749, 640.23,2748.7, 1.8607.6.8213.6
         0.550, 155.48, 0.001097, 0.3427, 655.93,2753.0, 1.8973,6.7593.8
         0,600, 158,85.
                        0.001101, 0.3157. 670.56.2756.8. 1.9812,6.7600.4
         0.650, 162.01, 0.001104, 0.2927, 684,28,2760.3, 1.9627,6.7331
1490
     DATA 0.7, 154.97, 0.001108, 0.2729, 697.22,2769.5, 1.9922,6.7080.8
1500
         0.750, 167.78, 0.001112, 0.2556, 709.47.2766.4, 2.0200.6.6847,8
         0.800, 170,43, 0.001115, 0.2404, 721.11,2769.1, 2.0462.6,6628.0
         0.850, 172.96. 0.001118, 0.3270, 732.22.2771.6, 2.0710.6.6421.6
0.300, 173.38, 0.001121, 0.2150, 742.48,2773.9, 2.0946.6.6226,
                177.69, 0.001124, 0.2042, 753.02,2776.1, 2.1172.6.5041.8
        1.88, 178.91, 0.001127, 0.19444, 762.81, 2778.1.2.1387,6.5865,8
        1.10, 184,09, 0.001133, 0.17753, 781.34,2781.7, 2.1792,6.5536
1514
     DATA 1.2.197.99. 0.001139. 0.16333. 798.65,2784.8, 2.2166.6.5233.8
        1.30, 191.64, 0.001144, 0.15125, 814.93,2787.6, 2.2515,6.4953.8
        1.49, 195.67, 0.001154, 0.14094, 830.30,2790.0, 2.2842.6.4693.4
        1.50, 198.32, 0.001154, 0.13177, 844.89,2792.2, 2.3150.6.4448,8
        1.75, 205.76, 0.001166, 0.11349, 878.50.2796.4, 2.3851,6.3896,8
        2.00, 212.42, 0.001177, 0.09963, 908,79,2799,5, 2.4474,6.3409,8
        2.25, 218.45, 0.001187, 0.08875, 936.46,2801.7, 2.5035.6.2972,8
        2,50, 223,99, 0.001197, 0.07998, 962,11,2803.1, 2,5547.6,2575.8
              233.90, 0.001217, 0.06668,1008.42,2804.2, 2.6457.6.1869
     REM-
     DATA 3.5.242.60.0.001235, 0.05707,1049.75, 2803.4, 2.7253,6.1253,5
1540
           . 250.40, 0.001252, 0.04978,1087.31, 2801.4, 2.7964,6.0701.6
             263.99, 0.001286, 0.03944,1154.23, 2794.3; 2.9202,5.9734.6
           . 275.64. 0.001319. 0.03244,1213.35, 2784.3. 3.0267,5.8892.8
        -
           , 285.88. 0.001351. 0.02737,1267.00. 2772.1, 3.1211,5.2133.0
        7
             295,06, 0.001384, 0.02352,1316.64, 2758.0,
        8
                                                          3.2068,5.7432.9
        9
             303.40, 0.601418, 0.02048.1363.26, 2742.1,
                                                          3.2858,5.6772.8
           , 311.06, 0.001452, 0.018026,1407.6, 2724.7, 3.3596.5.6141.8
           . 318.15. 0.001489. 0.015987.1450.1. 2705.6. 3.4295.5.5527.8
        12 , 324.75, 0.001527, 0.014263,1491.3, 2684.9, 3.4962,5,4924
1550
     DATA 18,330.93. 0.001567. 0.012780.1531.5. 2662.2. 3.5606.5.4323.8
1560
        14 . 336.75, 0.001611. 0.011485,1571.1. 2637.6, 3.6232,5.8717.8
        15 . 342.24. 0.001658. 0.010387,1610.5, 2610.5, 3.6848.5.3095,8
           . 347.44. 0,001711. 0.009306.1650.1. 2580.6. 3.7461.5.2455.6
```

```
, 352.37, 0.001770, 0.008364,1690.3, 2547,2, 3.8079,5.1777,&
          . 357.06, 0.001840. 0.007489,1732.0, 2509.1. 3.8715,5.1044.8.
           , 361.54, 0.001924, 0.006657.1776.5, 2464.5, 3.9388,5.0228,&
       80 . 365.81. 0.002036, 0.005834.1826.3. 2409.7, 4.0139,4.9269,8
          . 369.89, 0.002207, 0.004952,1888.4, 2334.6, 4.1075.4.8013.8
        22 , 373.80, 0.002742, 0.003568.2022.2, 2165.6, 4.3210.4.5327
 147
  SOU SRINT
 1:00
            ==== TABLE LIQUIDE COMPRIME ====
SU30 DIM L(6,15,4)
. G. 411 1
PARA : ENTREE DES PRESSIONS ==PL(12)===
1660 FOR 13=5 TO 6
 #76 READ PL(12)
HAR MENT 13
MA FOR TERM TO 6
 1 904 42=1 70 19
1796 FOR KB=1 TO 4
 160 BEAN L(12.32,K2)
 THE SEAT KE
 NEW NEWS 18
 THE REST IS
 790
 THE PEM
 ALO Tremo vol mass entals entrop*** t@ vol mass
 S20 ' P=5 MPA -----
JESS SATA 0.
            0.
                                0,
                                      0. 0,
 • 5.
                                       0,
                                fi.
                                                  0.
                          .0001, 20, 0.0009995, 88.65, .2956.8
 e2. 0.0010056, 171.97,
                         .5705. 60. 0.0010149. 255.30. .8285.6
 80. 0.0010268.
                         1.0720, 100, 0.0010410, 422.72, 1.3030,8
               338.85,
 190. 0.0010576. 507.09.
                        1.5233, 140, 0.0010768, 592.15,1.7343,6
 160. 0.8810988.
                678.12.
                        1.9375,
                                180, 0.0011240,
                                                 765.25,2.1341,8
 209. 0.9011530. 853.90,
                        2.3255, 220. 0.0011866. 944.40.2.5128.8
 240.
      0.0012254, 1037.50,
                        2.6979,
                                 260. 0.0012749, 1134.30.2.8830,8
 363,99.,0012859, 1154,2,
                         2.9202
 540 1
25.7
        P=10 MPA -
BEER DATA 0.
                 0, 0,
                         9 .
                                 0. 0.
                                                       0. 0.8
 090. .0009952,
                                   20, .0009972,
                 10.04, 0.0002,
                                                93.33, 0.2945.8
 0.20
       ,0010034.
                176.38, 0.5686.
                                  60. .0010127,
                                                259.49, 0.8258.6
 GEO.
       .0010245,
                 342.93, 1.0688,
                                  100, .0010385,
                                                426.50, 1,2992,8
 1.20 1
     .9010549.
                510.64. 1.5189.
                                  140, .0010737,
                                                595.42, 1.7292,8
 0.60.
       .0010953.
                681.08. 1.9317.
                                  180, .0011199, 767.84, 2.1275,&
 200
       ,0011480,
                 856.00, 2.3178,
                                  220. .0011805,
                                                945.90, 2.5039,8
 240. . .0012187, 1038.10, 2.6872,
                                 260, .0012645, 1133,70, 2,8699,8
 390 ...
       .0013216, 1234.10, 3.0548,
                                 300, .0013972, 1342,30, 3,2469,&
 311.06,.0014524, 1407.6. 3.3596
```

```
├ 80, .0010222, 346.81, 1.0656,
                                     100,
                                           .0010361.
                                                       490.28. 1.2955.8
      120, .0010522, 514.19, 1.5145.
                                     140.
                                           .0010707.
                                                       598.72, 1.7242.8
      160, .0010918, 684.09, 1.9260,
                                     180.
                                           .0011159.
                                                       770.50, 2,1210.8
      200, .0011433, 858.2,
                             2.3104.
                                     220.
                                           .0011748.
                                                       947.5.
                                                              2.4953.8
      240, .0012114, 1039.0, 2.6771,
                                     260.
                                           .0012550.
                                                       1133.4. 2.8576.8
      280, .0013084, 1232.1. 3.0393,
                                     300.
                                           .0013770.
                                                       1337.3. 3.2260.8
      320, .0014724, 1458.2, 3.4247,
                                     340.
                                           .0016311.
                                                      1591.9. 3.6546.8
      342.34.,0016561,1610.5, 3.6848
 1830 REM P=20 MPA ----
 0. 0. 0.
                                         .0009904,
                                                       30.1. .0004.8
          .0003928. 102.62. .2923 .
      20,
                                        40, .0009992, 105.16, .5646.8
      80,
           .0010034. 267.85.
                            .8206.
                                        80, .0010199, 350.80, 1.0624,8
      100, .0010337, 434.06, 1.2917,
                                        120, .0010496, 517.76. 1.5102.4
          .0010678, 602.04, 1.7193,
      140.
                                        160, .0010885, 687.12, 1.9204, 8
      180, .0011120, 773,20, 2,1147,
                                        200. .0011388. 860.5.
                                                              2.3031.8
      220. .0011693. 949.3. 2.4870,
                                        240. .0012046. 1040.0. 2.6674.8
     260, .9012462, 1133.5, 2.8459,
                                       280, .0012965, 1230.6. 3.0248.8
      300. .0013596, 1333.3, 3.2071,
                                        320, .0014437, 1444.6, 3,3979.8
     365.81,.002036, 1826.3, 4.0139
 1910 REM P=30 MPA ---
 1920 DATA 0, .0009856. 29.82, 0.001 , 20, .0009866, 111.84. 0.2895,£
     40, .0009951, 193.85, 0.5607.
                                      60, .0010042, 276,19, 0,8154.6
     80, .0010156, 358.77.
                            1.0561.
                                       100.
                                            .0010290, 441.66. 1.2844.5
     12n. .0010445. 524.93. 1.5018.
                                       140,.0010621, 608,75, 1,7098,8
     160, .0010821, 693.28, 1.9096,
                                       180,.0011047, 778.73, 2,1024,8
     200. .0011302. 865.3. 2.2893.
                                      220,.0011590, 953.1. 2.4711,&
     240. .0011920.
                    1042.6, 2.6490,
                                      260,.0012303, 1134.3, 2.8243.5
     280. .0012755. 1223.0. 2.9986.
                                      300..0013304, 1327.8. 3.1741.8
     320, .0013997, 1432.7, 3.3539,
                                       340..0014920, 1546,5, 3.5426,8
     360. .0016265. 1675.4.
                            3.7494
1930 REM P=50 MPA
1940 DATA 0. .0009766, 49,03, 0.0014, 20,,0009804, 130.02.0,2848,%
     40. .0009872, 211.21. 0.5527.
                                    60, .0009962.
                                                      292.79. 0.8052.8
     80, .0010073, 374.70, 1.0440,
                                    100.
                                          .0010201,
                                                    456.89, 1.2703,8
    120..0010348,
                   599.39. 1.485.
                                    140.
                                          .0010515.
                                                    622.35. 1.6915.6
    169,,000,0703.
                   705.92.
                          1.8891.
                                    180,
                                          .0010912.
                                                     790.25, 2.0794.8
    200,.0011146.
                 875.5.
                          2.2634,
                                    220.
                                          .0011408.
                                                    961.7. 2.4419.8
    240..0011702.
                  1049.2.
                          2,6258,
                                    260.
                                          .0012034.
                                                    1138.2. 2.7860.8
    280..0012415.
                  1329.3.
                          2.9537,
                                    300.
                                          ,0012860.
                                                    1323.0, 3.1200.8
    320..0013338.
                 1420.2.
                          3,2868,
                                   340,
                                          .0014032. 1522.1. 3.4557.6
    360..0014838. 1630.2.
                          3,6291
1950 | 茶井本井中常沒有林井井井井 FIN DE TABLES 安装的井井本本林中中华各种林林各族各种林中华各种中华各种中华
1960
1970
1990
1990
                 大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大
2000
                 ·kr
                         CALCUL THERMODYNAMIQUE
2010
                               DU CYCLE
20.20
                 大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大大
2025 ! initialisations
2030 PRES(1)=0 \ PRES(2)=0
2040 PRRESI(1)=0 \ HRRESI(2)=0
2050 HPES(1)=0 \ HRES(2)=0
2060 PRINT \ PRINT \ PRINT \ PRINT
```

```
PRINT CHR$(27)+"$6"+" INTRODUCTION DES DONNEES".
 PATER SECTION
  TO THESE " la pression et la t@ a l'entree de la turbine";PENT;TENT
ে পুন কুম্বালেশ is pression so condenseur":PCOND
  na light " le rendement interne de la turbine ";NIT
 . ' (NENT " le rendement interne de la pompe":NIP
  as THEST " le nombre de soutirages";N
  in IMPIR " le titre minimal a la sortie de la turbine";XMIN.
  97
       La calcul du cycle commence par le point ENT (entree de la
              turbine)
  NE SHEETENT N. ASSITE N. TETENT
  tenne) the sous prog. d'interpolation (vapeur surchauffee)INTER C3
  2 3 16 5450
     e espitats deanees par le sous programme
    SENTES VENTOU
     relatis bour les points situes sur les lignes de saturation
  6 - 25NF 3 GC 8U8 4830
 이 보는 요^#HG > 86(0)=86 / HL(0)=HL > SL(0)=SL > T(0)=T > VL(0)=VL
 ar the Sanda
    1 - 1000 N GO SUB 4830
FIRE RELN-11=HL / SL(N+1)=SL / TCOND=T / VL(N+1)=VL
    la valeur de 56 est calculee par le gous prog. INTER S1
ATTA AF SENTING THEN 2350
- Paration Cass(27)+"%6"+"la vapeur est surchauffee au condenseur"
  e delw CH9s(27)+"#6"+" changez les données"
2 40 GE 50 2050
zida i delicul du titre de la vapeur au condenseur XRC
 45: 50/2 355(7-3L)/(86-SU)
 BUT HOSEDEROXIEGHEDEHLDEHL
THE REPORT HENT -NITH (HENT-HOOND)
* 140 Y20=(-800MO-HL) 4(HG-HL)
  TU 9800MD=XRC*(SG-SL)#SL
10 15 XROAL THEN 2460
Day of the part
A PRINT " le titre est superieur a 1
. John Sail Justin
0805 050 64 75 2090
JAMES SEED WIN THEN 3010
A PERMIT " XRC=":XRC
                 le titre est inferieur a XMIN"
TALES OF THE
T-1-1
ুল া স্পান্ত " unulez vous faire une resurchauffe OUI/NON":O$
  20 15 15="OUI" THEN 2580
    COLHALP SHENT \ ENTROP=SENT
.f 0 - - EE9(2)=0 \ SRES(2)=0 \ HRRESI(2)=0 \ HRES(1)=0 \ SRES(1)=0
 in PRESSE DEN
```

```
$550 GO TO 3120
 670 !-----
 080 | prevoir une resurchauffe
2596 |-----
GCC PRINT
1610 1 = 1
GRO SSENT=SENT > HHENT=HENT
28-30 i
 Edd INPUT " la pression de la resurchauffe":PRES(L)
1.1
ABSC PEPRES(L) \ S=SSENT \ A$="S" \ GO SUB 5450
PERSONAL PRESENT
arss INFUT " DONNEZ UNE T@ de resurchauffe superieur a T":TRES(L)
 F90 P=PRFS(L) \ G0 SUB 4830
Prop Riserrese
P<sup>e</sup>lo if SSENT>SG THEN 2760
 PER MRESICE )=XI*(HG-HL)+HL
3 56 60 70 2790
 1.0 PEPRER(L) \ S=SSENT \ A$="S" \ GO SUB 5450
P<mark>F</mark>FO HRESI(L)=H
2<mark>1</mark>30 HERESI(L)=HHENT-NIT*(HHEMT-HRESI(L))
Stud Saresi(L)=8 \ Trresi(L)=T
(a) () (-----
2100 PEPRESOL) N TETRES(L) N ASE"T" N GO SUB 5450
3 SO SEES(L)=H \ SRES(L)=S \ URES(L)=U
0<mark>8</mark>50 | calcul du titre au condenseur
23<mark>-</mark>40 P≃PCCND \ GO SUB 4830
8370 IF 9865(L) (SG THEN 2900
81<mark>80 PRINT CHR$(27)+"#6"+" diminuez la t@ de resurchauffe"</mark>
2d35 GO TO 2640
\pm S (1) \times S = (SRES(L) - S(L)/(SG-SL)
CHECO HOOMO=XC*(HG-HL)+HL
RSPO HECONO=HRES(L)-NIT*(HRES(L)-HCOND)
23<mark>50 XRC=(HRCOND-HL)/(HG-HL)</mark>
ESAR TERMINET
SPING PRINT " XRC=":XRC
2560
PS 70 IF KECKMIN THEN 3060
1290 IF KRC)1 THEN 3040
28<mark>0</del>8 PRINT " le titre est superieur a XMIN"</mark>
30 0 ENTHAUP=HRES(L) \ ENTROP=SRES(L) \ GO TO 3120
2010 i
3020 ENTHALP=HENT \ ENTROP=SENT
TO BO IF MRCK1 THEN 3120
3046 PRINT " LE TITRE AU CONDENSEUR EST SUPERIEUR A 1"
3050 GC TO 2640
3060 SSENT=SRES(1) \ HHENT=HRES(1)
91: 20 1. SE
Data Ste
```

```
3090 PRINT " LE TITRE EST (XMIN
                                   2eme RESURCHAUFFE"
3100 GO TO 2640
3110
               ****
3120 /
               CALCUL DES SOUTIRAGES
2130 1
              非华华华华华华华华
3440 1
3145 FOR K=0 TO N+1
3150 HL(K)=0 \times HG(K)=0 \times HRP(K)=0 \times HRS(K)=0 \times HS(K)=0
3155 SU(K)=0 \ SG(K)=0 \ SSP(K)=0 \ SRS(K)=0 \ SS(K)=0
3157 NEXT K
3158 IF N=0 THEN GO SUB 7000
3160 FOR K=1 TO N
3170 IF K<10 THEN 3200
3180 PRINT " LE NOMBRE DE SOUTIRAGE EST SUPERIRUR À 10"
3190 GO TO 4760
3200 PRINT " quel est la pression du soutirage No":K
3210 INPUT "PSOUT=":PSOUT(K)
2220 NEXT K
3230 PSOUT(0)=PENT \ PSOUT(N+1)=PCOND
3240
3250 FOR k=1 TO N
3260 3
3270 P=PSOUT(K) \ G0 SUB 4830
3280 HG(K)=HG \times HL(K)=HL \times SG(K)=SG \times TC(K)=T \times SL(K)=SL \times UL(K)=UL
3290 IF ENTROPISS THEN 3420
8800 XS(K)=(ENTROP-SL)/(86-SL)
3310 HS(K)=XS(K)*(HG-HL)+HL
3320 HRS(K)=ENTHALP-NIT*(ENTHALP-HS(K))
3330 1-
3940 IF HES(K))HG THEN 3480
3350 X$(K)="U.H"
3360 \timesRS(K)=(HRS(K)-HL)/(HG-HL)
3370 898(K)=XRS(K)*($6-8L)+8L
3380 URS(K)=XRS(K)*(UG-UL)+UL
3390 \text{ TS}(K) = T
3400 GO TO 3510
3410 1----
3420 | CAS ou la vapeur est surchauffee
3430 X±(K)="V.S"
3440 P=PSOUT(K) \ S=ENTROP \ A$="S" \ GO SUB 5450
3450 (
3460 HS(K)≈H
3470 HRS(K)=ENTHALP-NIT*(ENTHALP-HS(K))
3480 P=PSOUT(K) \ H=HRS(K) \ A$="H" \ GO SUB 5450
B490 SRS(K)=S \ VRS(K)=V \ TS(K)=T
3500 !-
3510 'ooint situes dans la zone d'eau liquide
3520 HSP(K)=HL(K)+1000*VL(K)*(PSOUT(K-1)~PSOUT(K))
3530 HRP(K)=HL(K)+(HSP(K)-HL(K))/NIP
B550 P=PSOUT(K-1) \setminus H=HRP(K) \setminus GO SUB 5040
8560 SSP(K)=S \ VSP(K)=V \ TE(K)=T
8570 GO TO 3590
```

```
4040 PRINT TAB(20): "PENT="; PENT: TAB(35); "TENT="; TENT
   4050 PRINT TAB(20): "NIP=":NIP;" NIT=":NIT;" N=":N; "soutirages"
   4060 PRINT TAB(20): "PRES(1)=":PRES(1):TAB(35): "TRES(1)=":TRES(1)
   4070 PRINT TAB(20): "PRES(2)=":PRES(2):TAB(35); "TRES(2)=":TRES(2)
   4080 PRINT TAB(20); "PCOND=":PCOND
   4030 PRINT CHR$(27)+"#6"+"
                                            RESULTATS"
   4100 PRINT "
   WILL PRINT "
                 entree de la turbine"
   ATRO PRINT "
   4130 PRINT TAB(10); "HENT=":HENT;" kj/kg"; TAB(31); "SENT="; SENT; TAB(46); &
              "kj/kg.oK";TAB(53);"VENT=";VENT;"103/kg"
   4040 PRINT "
   41 SO PRINT
   4) 60 PRINT CHR#(27)+"#6"+"
                                      CONDENSEUR"
   4170 PRINT TAB(23):"TITRE=";XRC
   4190 PRINT TAS(28); "enthalpie="; HRCOND: " kj/kg"
   4130 PRINT TAB(28): "ENTROPIE =":SRCOND:"
                                            kj/kg.ok"
   4200 PRINT TAS(28); "temperature=";TCOND: " oC"
   #210 PRINT TAB(28); "debit=":ALFA(N+1):" kg/kg"
   4225 PRINT * TRAVAIL DE LA POMPE (N+1)eme =":WP(N+1)
   4236 PRINT
   ug40 /F R$="RES" THEN PRINT " la vapeur a ete resurchauffee"
   4356 IF Rs="RES" THEN PRINT "HRES=";HRES(1); "HRRESI=";HRRESI(1)
   4260 IF R#="RES" THEN PRINT "HRES="; HRES(2); "HRRESI="; HRRESI(2)
   4076 1
   4280 FOR K=1 TO N
   4290 PRINT
  4300 PRINT "
                                  SOUTIRAGE
  4310 PRINT "
                                               No";K
  4320 PRINT "
  4230 PRINT
  4940 PRINT TAB(9); "PRESSION DE SOUTIRAGE =":PSOUT(K);" MPA"
  4350 PRINT
4360 PRINT TAB(10): "HRS=":HRS(K):TAB(30): "SRS=":SRS(K);TAB(46):"T=":TS(K)
  4370 PRINT TAB(10):"HG=";HG(K);TAB(30):"HL=";HL(K);TAB(46):"TC=";TC(K)
  4380 PRINT TAB(10); "S6="; SG(K); TAB(30); "SL="; SL(K)
4390 FRINT TAB(10):"HRP=":HRP(K):TAB(30):"SSP=";SSP(K);TAB(46);"TE=":TE(K)
  4400 PRINT TAB(10): "TITRE =":XS(K): TAB(30): X$(K)
  AGIN PRINT TAB(10): "TRAVAIL DE POMPE=":WP(K);"
                                                    KJ/KG"
  4420 PRINT TAB(10); "DEBIT="; ALFA(K);" m3/kg"
  4438 NEXT K
  4450 PRINT
  4460 PRINT CHR#(27)+"#6"+"RENDEMENT THERMIQUE=";REND
  4470 PRINT
  4480 PRINT CHR$(27)+"#6"+"TRAVAIL NET";WNET;" KJ/KG"
  4490 PRINT
  4500 PRINT TAB(20); "Quantite de chaleur fournie par le"
  4510 PRINT TAB(25): "RECUPERATEUR=": QSOM: " KJ/KG"
  4520 PRINT
```

```
4530 PRINT CHR$(27)+"#6"+TAB(8)+"EVAPORATEUR"
4540 PRINT TAB(10): "ENTREE
                           H=";HL(0);TAB(35);"SORTIE H=";HG(0);&
           TAB(50): "Q=";QEVAP
4550 PR;NT TAB(19):"S=";SL(0):TAB(43);"S=";SG(0)
4560 PRINT TAB(19):"V=":VL(0):TAB(43):"V=":VG(0)
4570 PRINT
4580 ·
#590 PRINT CHR$(27)+"#6"+TAB(8)+"ECONOMISEUR"
#600 PRINT TAB(10);"ENTREE H=";HSP(1);TAB(40);"SORTIE H=";HG(0);&
               Q=":QECON
4610 PRINT TAB(21): "S=":SSP(1):TAB(47): "S=":SL(0)
4620 FRINT TAB(21);"V=":VSP(1):TAB(47);"V=":VL(0)
4630 PRINT
4540 PRINT CHR$(27)+"#6"+TAB(8)+"RESURCHAUFFEUR"
450 PRINT TAB(10); "ENTREE H="; HRRESI(1): TAB(40); "SORTIE H="; HRES(1); &
               0=": ORES1
4560 PRINT TAB(19); "S="; SRRESI; TAB(47); "S="; SRES
4670 PRINT TAB(19): "U=": URRESI: TAB(47): "U=": URES
4880 PRINT
4490 PRINT CHR$(27)+"$6"+TAB(8)+"SURCHAUFFEUR"
4700 PRINT TAB(10): "ENTREE
                          H=":HG(0):TAB(40):"SORTIE H=":HENT:&
               Q=":QSUR
4710 PRINT TAB(19); "S="; SG(0); TAB(48); "S="; SENT
4720 PRINT TAB(19); "V="; VG(0); TAB(48); "V="; VENT
4780 PRINT
4740 PRINT CHR#(27)+"#6"+"
                                     FIN"
4750 PRINT
4740 INPUT " voulez vous changer les données OUI/NON":Q±
4770 IF Q%="OUI" THEN GO SUB 6090
4780 GO TO 6260
4779
48F0 1
4810 ISOUS PROG INTER SI
4830 REM SOUS PROGRAMME D'INTERPOLATION TABLE DE VAPEUR SATUREE
4850 FOR Il=1 TO 72
4864 IF U(I1.1)>=P THEN 4900
4870 NEXT 11
4880
4990 GO TO 5020
4900 AAO=P-V(I1-1,1)
4910 FOR J1=1 TO 8
4920 \mid AA(J1)=U(I1,J1)-V(I1-1,J1)
4930 NEXT J1
4940 KA=AAO/AA(1)
4950 T=V(I1-1,2)+KA*AA(2)
4960 VL=V(I1-1,3)+KA*AA(3)
4970 VG=V(11-1,4)+KA*AA(4)
4580 HL=U(11-1,5)+KA*AA(5)
4990 HG=V(11-1.6)+KA*AA(6)
5000 SL=V(I1-1.7)+KA*AA(7)
5010 SG=U(I1-1.8)+KA*AA(8)
5020 RETURN
```

```
MARC 'SOUS PROG INTER L2
SAAC I
            SOME REM
            SOUS PROG D'INTERPOLATION FAU LIQUIDE
5020 1
            非非经验特殊的 化二甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基甲基
5070 ) F P>=5 THEN 5110
5090 BO TO 5420
5 (1) (1)
1480 FOR 18=1 TO 6
A.6 15 FULLS))=P THEN 5140
 136 NETT 12
145 f-----lere interpolation
 24 FF1 HP-PL(12-1)
100 FF2=PL(12)-PL(12-1)
 THE REPORT OF S
200 FOR 32=1 TO 19
51.3 FOR K2≈1 TO 4
fa2f NM=L((2,J2,K2)-L((2-1,J2,K2)
Fach Ruda.Kah=L(I2-1,J2,K2)+NN*KF
SEAR MENT KE
5, 90 NOVO J2
1500
    ----- 2eme interpolation---
1280 FOR J2=1 TO 19
299 15 8(J2.3)>≃H THEN 5330
ROSS NEXT J2
620 30 10 5420
5:30 (H=K-R(J2-1.3)
1340 Lid=R(32.11-R/J2-1.1)
990 (L2=8(J2.2)-R(J2-1.2)
1260 (13=R(J2.3)-R/J2-1.3)
53/0 LL4=8(32,4)-R(J2-1,4)
9369 KH=LH/LLS
5790 T=R6J2-1.1)+KH*LL1
54): U=9(J2-1,2)+KH*LL2
5010 E=R(J2-1,4)+KH*LL4
1420 DETURN
7.4 35
              SOUS PROG INTER C3
10.40
          1450 REM
          SOUS PROGRAMME D'INTERPOLATION VAP SURCHAUFFEE
           F476 FOR 13≈1 TO 36
480 (F PC(13))=P THEN 5500
E490 NEXT 13
For i----------- lere interpolation------
5511
75:9 (P≃P-PC(13-1)
-835 CD=FC(13)-PC(13-1)
0.0743=657C0
550 FOR J3=1 TO 12
TEED FOR K9=1 TO 4
7579 09≃0(13.J3.K3)-0(13-1.J3.K3)
≒586 M(J3.K3)≠C(I3-1.J3.K3)+KPR*DD
```

```
5590 NEXT K3
 5600 NEXT J3
 5610 !----- 2eme interpolation ---
 5620 IF A$="S" THEN 5780
 5630 FOR J3=1 TO 12
 5640 IF M(J3.1))=T THEN 5660
 5650 NEXT J3
5660 CCT=T-M(J3-1.1)
5670 CC1=M(J3,1)-M(J3-1,1)
5680 CC2=M(J3.2)-M(J3-1,2)
5690° CC3=M(J3,3)-M(J3-1,3)
5700 CC4=M(J3.4)-M(J3-1.4)
5710 KT=CCT/CC1
5720 1
5730 V=M(J3-1,2)+CC2*KT
5740 H=M(J3-1,3)+CC3*KT
5750 S=M(J3-1.4)+CC4*KT
5760 GO TO 6070
5770 ! entree par l'entropie s
5780 IF A$="H" THEN 5940
5790 FOR J3≕1 TO 12
5800 IF M(J3.4)>=8 THEN 5820
5810 NEXT J3
5820 CCS=5-M(J3-1.4)
5830 CCl≃M(J3.1)-M(J3-1.1)
5840 CC2=M(J3.2)-M(J3-1.2)
5850 CC3=M(J3,3)-M(J3-1,3)
5860 CC4=M(J3.4)-M(J3-1.4)
5870 KS=CCS/CC4
5880 !
5890 V=M(J3-1,2)+CC2*KS
5900 H=M(J3-1.3)+CC3*KS
5910 T=M(J3-1,1)+CC1*KS
5920 !
5930 GO TO 6070
5940 ! entree par l'entropie H
5950 FOR J3≔1 TO 12
5960 IF R(J3.3)>=H THEN 5980
5970 NEXT J3
5980 CCH≈H-M(J3-1.3)
5990 CC1=M(J3.1)-M(J3-1.1)
5000 CC2=M(J3.2)-M(J3-1.2)
6010 CC3≃M(J3.3)-M(J3-1.3)
6020 CC4=M(J3.4)-M(J3-1.4)
6030 KH=CCH/CC3
6040 V=M(J3-1.2)+CC2*KH
6050 T=M(J3-1.1)+CC1*KH
<mark>5</mark>060 S≕M(J3-1.4)+CC4*KH
6070 RETURN
```

```
6090 !sous programme changement de données
6100 INPUT " VOUS VOULEZ CHANGER 1 SEULE DONNEE OUI/NON": E$ 64
6110 IF E$="NON" THEN 2025
6120 INFUT " quel est le parametre que vous voulez changer":k$
6130 IF K$="N" THEN 6180
6140 IF K#="PENT" THEN 6200
6150 IF K#="TENT" THEN 6220
5160 IF K$="PCOND" THEN 6240
6170 GO TO 6260
6180 INPUT "N=":N
6190 GO TO 3145
$200 INPUT "PENT=":PENT
6210 GO TO 2200
5220 INPUT " TENT=":TENT
6230 GO TO 2200
6240 INPUT " PCOND"; PCOND
6250 GO TO 2270
6260 RETURN
7000 ! SOUS PROGRAMME POUR CYCLE SANS SOUTIRAGES
7010 P=PCOND \ GO SUB 4820
7^{\circ}020 \text{ HL}(1) = \text{HL} \setminus \text{HG}(1) = \text{HG} \setminus \text{SL}(1) = \text{SL} \setminus \text{VL}(1) = \text{VL}
7030 RETURN
```

#### EXEMPLE D'APPLICATION

INTRODUCTION DES DONNEES
PENT=5 Mpa
TENT=300 oC
PCOND=.008 Mpa
NIT=.75 NIP=.8
XMIN=.95
1 RESURCHAUFFE A P=.7 MPA TRES=300 oC
3 SOUTIRAGES

#### RESULTATS

entree de la turbine

HENT= 2924.5 kj/kg SENT= 6.2084 kj/kg.oK VENT= .04532 m3/kg

#### CONDENSEUR

TITRE= .959007 enthalpie= 2478.26 kj/kg ENTROPIE = 6.99046 kj/kg.ok temperature= 41.394 oC debit= .837589 kg/kg

AIL DE LA POMPE (N+1)eme = .115967

SOUTIRAGE No 1

#### PRESSION DE SOUTIRAGE = .4 MPA

SRS= 7.3026 T= 231.685 HRS= 2959.42 HL= 604.74 TC= 143.63 HG≃ 2738.6 SL= 1.7766 86= 6.8959

SSP= 1.77879 TE= 144.379 HRP= 610.973

TITRE = # V.Surchauffee TRAVAIL DE POMPE= 6.23297 KJ/KG

DEBIT= .406504E-01 m3/kg

#### SOUTIRAGE No 2

#### PRESSION DE SOUTIRAGE = .2 MPA

SRS= 7.3026 HRS= 2849.12 T = 155.086TC= 120.23 HL= 504,7 HG= 2706.7 · SG= 7.1271 SL= 1.5301

SG= 7.1271 SL= 1.5301 HRP= 504.965 SSP= **1.7766** TE= 120.23 TITRE = # V.Surchauffee

TRAVAIL DE POMPE= .265228 KJ/KG

DEBIT= .343687E-01 m3/kq

#### SOUTIRAGE No 3

#### PRESSION DE SOUTIRAGE = .1 MPA

SRS= 7.3594 T= 99.63 HRS= 2755.51

HL= 417.46 TC= 99.63 APPROXIMATION HG= 2675.5 SG≈ 7,3594 SL= 1.3026

HRP= 417.59 SSP= 1,5301 TE= 99.63 TITRE = .990622 v.h

TRAVAIL DE POMPE= .130402 KJ/KG

DEBIT= ,087392 m3/kq

#### RENDEMENT THERMIQUE = .300777

#### TRAVAIL NET 830.448 KJ/KG

#### Quantite de chaleur fournie par le RECUPERATEUR= 2754.27 KJ/KG

#### EVAPORATEUUR

H= 1154.23 SORTIE H= 2794.3 Q= 1640.07 ENTREE

#### ECONOMI SEUR

SORTIE H= 2794.3 Q= 543.257 ENTREE H= 609.726

#### RESURCHAUFFEUR

SORTIE H= 3051.2 Q= 364.987 ENTREE H= 2686.21

SURCHAUFFEUR

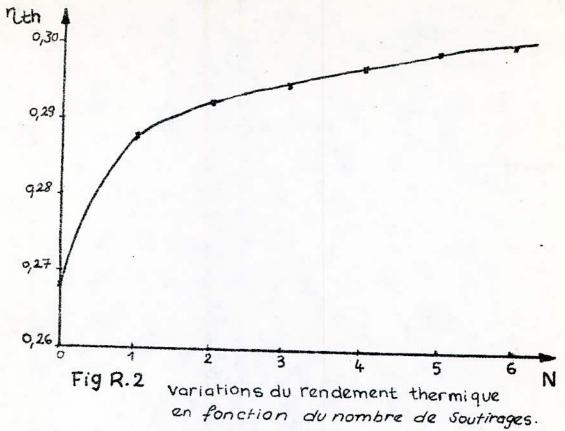
SORTIE H= 2924.5 0= 130.2 ENTREE H= 2794.3

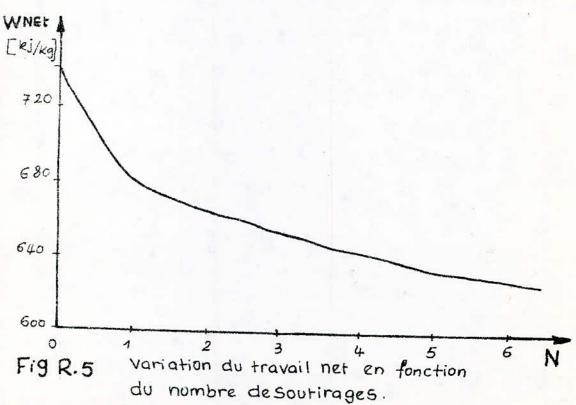
### RESULTATS :

Dans cette partie on a exploité le programme pour déterminer l'influence de certains paramètres sur le rendement thermique et aussi sur le travail spécifique.

Ces résultats sont représentés par les figures suivantes :

- 'Fig. R1: variations du rendement thermique en fonction de de la température d'admission à la turbine.
- Fig. R2: variations du rendement en fonction du nombre de regénération.
- . Fig. R3: variations du rendement en fonction de la pression de condensation de la vapeur
- . Fig. R4: variations du rendement en fonction de la pression d'admission de la vapeur.
- . Fig. R5: Variations du travail net en fonction du nombre de soutirages.





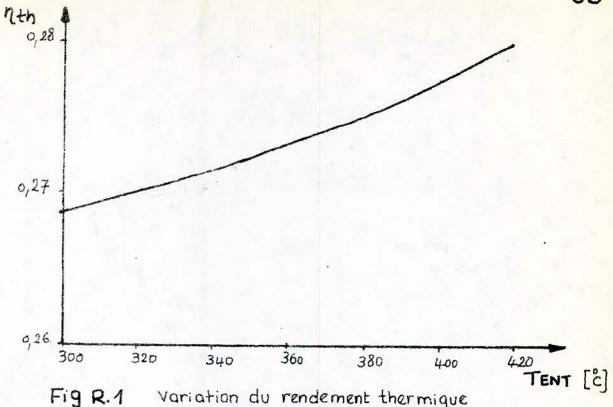
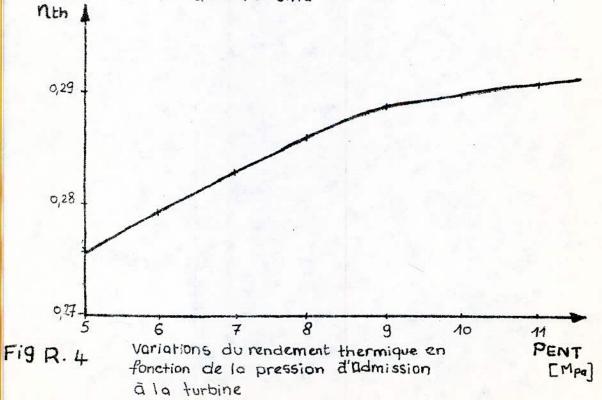
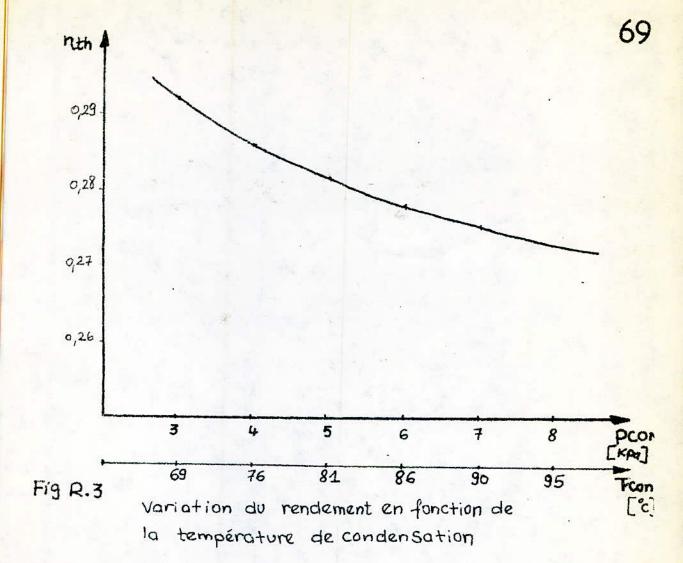


Fig R.1 Variation du rendement thermique en fonction de la température cl'admission à la turbine





## APPENDICE

calcul d'un cycle combiné gaz-vapeur ETUDE DE LA COMPUSECON

ON A CHOISI COMME COMBUSTIBLE LE GAZ NATUREL A MANT LES

CA RACTERISTIQUE SUIVANTE:

COMPOSITION MASSIQUE EN .

с вн 4:87

C2 H6: 10

C3 H8: 3

POUVOIR CALORIFIQUE INFERIEUR EN KJ / KG

CH 4 = 55495

C2H6 = 51875

C3H8 = 50345

LE FOUVOIR CALORIFIQUE MOYEN EQUIVALENT:

PCI = 5497',9 KJ/ KG

LA MASSE MOLAIRE EQUIVALENTE 18,24, KG/KMOL E

4,6174 KG D HIDROGENE / KMOLE

13,076 kg DE CARBONE /KMOLE

SOOT 26, 7 %deH ET 76,3. DEC

RA 1 PORT H/C = ... ) O C/H = ....

ETABLISSONS LA FORMULE CHIMIQUE DE LE MOLE FICTIVE EQUIVALENTE

C C K HA:

$$\frac{12}{12}$$
 =  $\frac{13,056}{12}$  = 4,3088

$$Y = \frac{\% H}{1} = \frac{4,6174}{1} = 4,6174$$

LAFORMULE FICTIVE POUR UNE MOLE HE COMBUSTIBLE SOIT C1,3088 H46174

#### COMBUSTION STOCHIOMETRIQUE

La relaction de combustion stochiometrique de ce gaz naturel avec l'air atmospherique composé de 3,76 moles d'azotes pour une mole d'oxigene. S'ecrit:

C1, 188+2,453('3,76'N2 +02")" 1808 CN2 +2, 3087 H20 + 9,261M2
Cette combustion est simposée complete et sans dissociation '
Lareaction est equilibrée en etablissant d'abord le bilan
de C; le bilan de H2, celui de O2 ET CELUI de N2

Lepouvoir calorifique moyen equivalent a eté evalué à 54979KJ/AG

#### COMBUSTION REELLE

La combustion reelle nc. Lite un certain exces d'air pour être aussi complete que possible ou pour fréduire la temperature de combution comme dans le cas des turbines à gazz dont les a ubages ne peuvent supporter des temperatures elevés sans etre refroidies

cet exces d'air est realisé par le dosage de combustible injectéé par pompe pour le debit d'air admis ,c'est le cas notament de l'injection d'essence dans le cas de moteur à combustion interne, dei contra de la gazoil dans le moteur diesel, de celle du kerozane dans la turhine à gaz .Dans le moteur à essence normal l'exses d'air, quand il est t moderé, n'affecte pas sensiblement le rendement thermodynamique de carnet, car il prodiut une combustion complete.

iL en est autrement de l'exes d'air realisé pour le controle de temperature d'admission à la turbine à gaz.

SOIT Amasse d'air admise

Lareaction de la combustion avec exses d'air comple te et sans dissociation Secrit/:

on se propose de calouler et de maitenir un exses al'air

de N afin de limiter la temperature d'admission à la turbineà 9500°

Le calcul de Nse fait àpartir de l'equation de combustion

ci-dessus à laquelle on applique le bilan énérgique approprié à

une combustion adiabatique se lon laquelle

DONC l'entalpie des phoduits est egale à l'emprée des reactants, chacune étant évaluée par rapport à la base standard de 25 °C, 100 kpa

HF = 
$$\frac{1}{2}$$
 np ( $\overline{h}_{f}^{c} + \overline{h}_{I}^{c}$ ) p (1)  
Hr =  $\overline{\sum}$ np ( $\overline{h}_{f}^{c} + \overline{h}_{I}^{c}$ P)k (2)

enthalpie de formation aux condition standard

difference d'enthalpie de la sobstance conciderée
entre les conditions actuelles et les conditions Standard

les enthalis de formation standard utilisée sont données en KI/Kmol
CH 4: h/o f = 74873

C 215 : ho f = 84667

 $C3H : h_f = 103847$ H 20, vap :  $h^c_f = -241827$  $C02 : H^{\circ}_{f} = - 21 - 393522$ N2,02 :  $h_{f} = 0$ 

PAR DEFINITION LES VALEURS DE DhTiP En Ky/: KMOL UTILISZE sont données par le tableau ( 4.1)

ETANT donnæss les conditions à l'entree de lachambre de combustion, l'enthalpie des reactions est evaluée à partir de leurs compositions, de leur enthalpie de formation à 298,150K ET de DHTiPevaluée à partir des tableaux A;1. on supposera que le gaz naturel est injecté à 25°c à la pression de la chambre de combustion

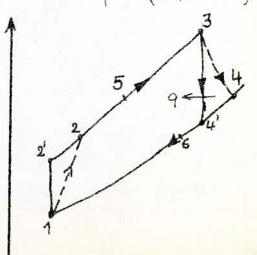
L'HILOTHEZE fles gaz parfaits est fa ite pour l'air et le gaz naturel à l'entré de la chambre de combus ton.

L'entha lpie des produits de combustion ess evaluéé selon la meme procedure et l'hypotheze de gaz parfaits .lorsque la temperature maximum de 9500° est a tteinte, l'egalité de l'enthalpie des produits et des reactants permet de determiner N et d'effectuer les autres calculs du cycle.

| Substance<br>t= en °K | N2    | 02    | H20    | C02    |
|-----------------------|-------|-------|--------|--------|
| 298                   | - 0   | 0     | 0      | 0      |
| 300                   | 54    | 54    | 6 3    | 67     |
| 4 00                  | 2971  | 3029  | 3452   | 4008   |
| 500                   | 5912  | 6088  | 6920   | 8314   |
| 600                   | 8891  | 9247  | 10498  | 12 916 |
| 700                   | 11937 | 12502 | 14 187 | 17761  |
| 800                   | 15046 | 15841 | 17 991 | 22815  |
| 900                   | 18221 | 19246 | 21924  | 28041  |
| 1000                  | 21460 | 22707 | 25978  | 33405  |
| 1100                  | 28108 | 26217 | 30167  | 38894  |
| 1223                  | 28888 | 30590 | 35491  | 45 789 |

TABLEAU A.1 différence d'enthalpie (h'T-h'298) en kJ/kn

Fig A.2 cycle de Brayton à regénération.



### CALCUL DU CYCLE DE BRAYTON

On se propose de calculer un cycle thermodynamique de turbine à gaz ayant les caractéristiques suivantes :

Admission de l'air : Température 25°C

Pression 1 atm

Compresseur : Rendement = 0,8

Taux de compression = 6

Température maximale de fin de combustion = 950°C

Combustible utilisé G.N. (déjà défini)

Rendement de la tubbine = 0,84

Les Enthalpies de l'air et des gaz sont évaluées par rapport aux conditions standard (25°C, 100 kpa). Le cycle étudié est représenté sur le diagramme (T - S) par la figure (A. 2).

On a par définition :

h<sub>1</sub> = 0 enthalpie de l'air ambiant à 25°C.

. La transformation 1 --- 2' est isentropique :

La transformation 1 — 2' est isentropique :  
d'où : 
$$\frac{T2'}{T1} = \left(\frac{P2}{P1}\right) \frac{\delta - 1}{\delta}$$
  
 $\delta = 1,4$  et  $\frac{P2}{P1} = 6$   
 $\delta = 1,4$  et  $\frac{P2}{P1} = 6$ 

T2' = 497°K

h'<sub>2</sub> est calculé à partir de la formule suivante :

$$h'_2 = h_{298} + \int_{298}^{497} Cp_{air} dt$$

$$Cpair = \sum_{i=1}^{n} \frac{n_i \cdot Cp_i}{\sum_{i=1}^{n} n_i}$$

Cp 
$$(N_2) = 39,060 - 512,78 \, \Theta^{-1,5} + 1072,7 \, \Theta^{-2} - 820,40 \, \Theta^{-3}$$

Cp 
$$(O_2) = 37,432 + 0,020102 \Theta^{1,5} - 1,7857 \Theta^{-1,5} + 236,88 \Theta^{-2}$$

avec 
$$\theta = \frac{T}{100} / K_7$$

On a  $h_2 = 203 \text{ kJ} / \text{kg}$ 

Détermination de l'excés d'air :

l'enthalpie des produits de combustion :

$$Hp = \sum_{np} (\bar{h}f + DhT_{\bullet}P)_{p}$$

l'enthalpie de réactants:

 $HRz \geq nR (\bar{h}f + Bh T P) R$ 

$$\text{Hp} = 1,3088 \ (\bar{h}^{\circ}f + \Delta h_{\downarrow}) \ CO_{2} + 2,3087 \ (\bar{h}^{\circ}f + \Delta h_{\uparrow}) \ H_{2}O + (\lambda - 1). \ 2,463$$
 
$$\left( h^{\circ}f + \Delta h_{\downarrow} \right) O_{2} + \lambda . \ 9,26 \ (\bar{h}^{\circ}f + \Delta h_{\downarrow}) \ N_{2}.$$

 $HR = Hair + \Delta h$  combustible

En utilisant les données de base de chaque constituant on aura:

Hp = 
$$-100$$
 6 821 + 342 875.  $\lambda$ 

$$HR = -78570 + 67553.\lambda$$

d'oùl'exés d'air  $\lambda = 3.372$ 

enthalpie des gaz en fin de combustion :

$$h_3 = h_2 + \Delta h$$
  
 $h_2 = h_1 + \frac{h_2' - h_1}{Mc} = 0 + \frac{203 - 0}{0.8} = 254 \text{ kJ/kg}$   
 $\Delta h \text{ étant l'enthalpie de combustion}$ 

Ah étant l'enthalpie de combustion.

$$\Delta h = 0.87$$
.  $\Delta h (CH4) + 0.10$ .  $\Delta h (C2H6) + 0.03$ .  $\Delta h (C3H8)$ 

Les enthalpies de combustion des différents hydrocarbures prises à 25°C sont en / k] / kg\_7

$$C_2H_6 = 47 484$$

$$C_3H_8 = 46 353$$

finalement  $h_3 = 1 115 / Kj/kg_7$ 

L'étape 3 -- 4' est une détente isentropique

$$\frac{T3}{T4'} = \left(\frac{P2}{P1}\right) \frac{\sqrt[8]{-1}}{\sqrt[8]{0}} \longrightarrow \frac{T_{4'}}{6} = \frac{1223}{60,14}$$

$$T_{4} = 733^{\circ} K$$

$$h_3 - h_4 = \int_{T_3}^{T_4} c_p^4 dT$$

On prend une valeur moyenne Cp = 1,20 kJ/kg. °K

alors  $h_4$ , = 528 K/kg et  $h_4$  = 586,5

Le rendement thermique du cycle de Brayton

$$\Pi_{\text{th}} = \frac{\ln_3 - \ln_4 - (\ln_2 - \ln_1)}{\ln_3 - \ln_2}$$

 $\eta$ th = 0,32

2/ Cyle de Brayton à regénération :

Une partie de la chaleur des gaz d'échapement est récupérée à l'aide d'un échangeur d'éfficacité = 0,9

$$\xi = \frac{h_5 - h_2}{h_4 - h_2}$$
  $h_5 = h_2 + \xi \cdot (h_4 - h_2)$ 

$$h_5 = 553 \text{ kJ/kg}$$

Le rendement thermique du cycle de Brayton à regénération s'écrit :

$$\int_{h_3 - h_5}^{h_3 - h_5} \frac{(h_3 - h_4) - (h_2 - h_1)}{h_3 - h_5}$$

$$9 th = 0.48$$

Le travail net

$$W = h_3 - h_4 = 528.5 \text{ k]/kg}.$$

# 3/ CALCUl Approximatif du cycle combiné:

|                             | Donée 5  pression d'entrée dela turbine = 5 Mpa  Temperoture d'entrée = 300°C  pression de Condensation = 8 kpq  rendements: Nit=0,75; Nip=98  Sons resurchouffe et sons soutings |  | trandement = 0,38  travail net = 668 KJ/Kg  |  |
|-----------------------------|---|--|---|--|
| cycle à<br>Vapeur           |   |  |   |  |
| Cycle a<br>gaz              | calculé en 2%   |  | rendement = 0,32<br>travail net = 528,5 ki  |  |
| cycle Combiné<br>gaz vapeur |   | débit de gaz de<br>Combustion = 350 t/h<br>débit de Vapeur<br>60 t/h | Per = 12 MWh  Peg = 52 MWh  Pc = 94 MWh  rendement global=088  Consommation = 1,47 kg/m |  |

### CONCLUSION ET RECOMMANDATIONS

Cette étude nous a permis d'établir un programme informatique en language BASIC, permettant de faire l'étude généralisée des cycles thermo-dynamiques à vapeur.

C'est un moyen qui facilite notablement l'étude de ces cycles, et en particulier, permet d'établir rapidement une comparaison des différents cycles entre eux et de déterminer ainsi l'influence des principaux paramètres caractérisant le fonctionnement de l'installation thermique : forme du cycle, pressions et températures extrêmes etc...

Mais l'introduction du cycle gaz à l'amont du cycle vapeur présente plusieurs particularités et entraine l'étude dans un domaine trés vaste. Il s'agit d'étudier l'association d'un cycle de turbine à gaz avec une tranche à vapeur et de tirer de cette association le meilleur effet possible.

Il est donc nécessaire de poursuivre cette étude par des programmes complémentaires de cycle à gaz et de dimensionnement des appareils dans lesquels ont lieu les principales transformations thermodynamiques, notamment ma chaudière de récupération, le condenseur et les regénérateurs.

Le programme a été chargé sur bande et déposé à la direction du département Génie Mécanique pour son utilisation dans l'avenir.

#### BIBLIOGRAPHIE

- 1- Thermodynamique Technique
- 2- Thermodynamique Technique
- 3- Thermodynamique Technique
- . 4- La Turbine à gaz
  - 5- Principes de la thermodynamique
  - 6- Turbines à vapeur et à gaz
  - 7- Les machines transformatrices d'énergie
  - 8- Programmation BASIC
  - 9- Revues BROWN BOVERI

HOUBERECH TS

V. KRILLIN

M. BAILLY

PL CHAMBADAL

JEAN CHARLES SISI

LUCIEN VIVIER

LEMASSON

SCHAUM

