UNIVERSIDAD NACIONAL DE INGENIERIA

PROGRAMA ACADEMICO DE INGENIERIA QUIMICA Y MANUFACTURERA



ESTUDIO DE LA DINAMICA Y SIMULACION de la operación de absorción en una columna empacada

TESIS

PARA OPTAR-EL TITULO PROFESIONAL DE INGENIERO QUIMICO

JOSE LUIS RAMOS VERCELLI Jorge Luis E. Sarmiento Ramos

LIMA - PERU - 1982

INDICE

INTRODUCCION.

CESO

- 1. TORRE DE ABSORCION RELLENA. 1.1. - GENERALIDADES 4 1.2. - CONCEPTOS NECESARIOS PARA LA OPERACION NORMAL DE UNA TORRE DE ABSORCION 5 1.2.1. - CANALIZACION 5 1.2.2. - PUNTO DE CARGA E INUNDACION Ż 1.3. - BREVE ENFOQUE DEL PROCESO DE TRANSFEREN CIA. . 9 1.3.1.- TEORIA DE TRANSFERENCIA 1.3.2. - COEFICIENTE DE TRANSFERENCIA DE MASA. 10 1.3.3.- ANALISIS DE LAS VARIABLES DE OPERACION QUE INFLYEN SOBRE COE FICIENTES PELICULARES INDIVIDUA LES. 13 2. - MODELO MATEMATICO 2.1. - VALOR DEL ANALISIS Y SIMULACION DEL PRO
 - 2.2.- PRECAUCIONES QUE SE DEBEN TOMAR EN LA CONSTRUCCION DE MODELOS Y EL ANALISIS DE PROCESOS.
 - 2.3.- MODELOS BASADOS EN LOS PRINCIPIOS DE LOS FENOMENOS DE TRANSPORTE 23

2D

| | 3.6.4 NO LINEALIDAD. | 50 | | | |
|---|--|----|--|--|--|
| | 3.6.5 PARAMETROS DISTRIBUIDOS. | 51 | | | |
| | 3.7 LINEALIZACION DE MODELOS NO LINEALES. | 51 | | | |
| | 3.8 TECNICA PARA EL ESTUDIO EXPERIMENTAL. | | | | |
| | DE LA DINAMICA DE PROCESOS | 52 | | | |
| | 3.8.1 FRECUENCY TESTING. | 52 | | | |
| | 3.8.2 PULSE TESTING. | 55 | | | |
| | 3.8.3 STEP TESTING. | 56 | | | |
| | 3.9 DECISION DEL TIPO DE PRUEBA EXPERIMEN | | | | |
| | TAL A SEGUIR. | 61 | | | |
| | 3.10CARACTERISTICAS DE LA PRUEBA PULSO. | 62 | | | |
| | 3.11EVALUACION DEL CONTENIDO DE FRECUENCIA | | | | |
| | DE DIFERENTES PULSOS.' | 65 | | | |
| | 3.12CALCULO DE G(iw) DE LOS DATOS DE UNA - | | | | |
| | PRUEBA PULSO. | б7 | | | |
| | 3.13EVALUACION DIGITAL DE LAS TRANSFORMA - | | | | |
| | CIONES DE FOURIER. | 69 | | | |
| 4 | SIMULACION EXPERIMENTAL DE UNA COLUMNA DE AB | | | | |
| | SORCION PARA LA OBTENCION DE LA FUNCION DE | | | | |
| | TRANSFERENCIA. | | | | |
| | 4.1 EQUIPO UTILIZADO. | 7G | | | |
| | 4.2 PRUEBA EXPERIMENTAL | 81 | | | |
| | 4.3 RESULTADOS DE CORRIDAS. | | | | |
| | 4.3.1 DETERMINACION DEL TIEMPO DE RE | | | | |
| | TRASO. | 85 | | | |
| | 4.3.2 CORRIDAS PREVIAS. | 85 | | | |
| | | | | | |

| | | 2.3.1 | DESCRIPCION | MOLECULAR. | 25 |
|---|---------------|-----------|--------------|-----------------------|-----|
| | | 2.3.2 | DESCRIPCION | MICROSCOPICA. | 26 |
| | | 2.3.3 | DESCRIPCION | DE GRADIENTE MULTI | |
| | | | PLE. | | 27 |
| | | 2.3.4 | DESCRIPCION | DE GRADIENTE MAXIMA. | 28 |
| | | 2.3.5 | DESCRIPCION | MACROSCOPICA. | 30 |
| | 2.4 | RAZONES | POR LAS QUE | SE UTILIZAN CON FRE | |
| | | CUENCIA | ECUACIONES D | OIFERENCIALES EN LA | |
| | | CONSTRUC | CION DE MODE | LOS. | 31 |
| | 2.5 | FORMULAC | ION DEL MODE | LO MATEMATICO DE UNA | |
| | | COLUMNA | DE ABSORCION | N GASEOSA RELLENA. | 32 |
| 3 | MODEL | DS DINAMI | COS. | | 44 |
| | 3.1 | VARIABLE | S DIFERENCIA | -FORZANTE Y RESPUES- | |
| | | TA DE UN | SISTEMA. | | 44 |
| | 3.2 | ECUACION | DIFERENCIAL | BASICA PARA EL ESTU | |
| | | DIO DE L | A DINAMICA D | DE UN PROCESO• | 45 |
| | 3.3 | LA FUNCI | ON DE TRANSF | ERENCIA. | 46 |
| | 3.4 | RESPUEST | A FRECUENCIA | A-DIAGRAMA DE BODE. | 47 |
| | 3.5. - | ESTUDIO | DE LA DINAMI | CA DE UN PROCESO DE- | |
| | | PRUEBAS | EXPERIMENTAL | ES. | 48 |
| | 3.6 | CARACTER | ISTICAS QUE | DISTINGÙEN A LA DINA | |
| | | MICA DE | PROCESOS. | | 48 |
| | | 3.6.1 | GRANDES CONS | STANTES DE TIEMPO. | 49 |
| | | 3.6.2 | GRANDES RETR | AZOS. | 49 |
| | | 3.6.3 | AUSENCIA DE | SI'STEMAS SUBAMORTI - | |
| | | | GUADOS. | | 50. |

| 5 | OBTENCION DE LA FUNCION DE TRANSFERENCIA POR | |
|---|--|-----|
| | EVALUACION DE LOS RESULTADOS EXPERIMENTALES. | |
| | 5.1 OBTENCION DE LOS DIAGRAMAS DE BODE. | 91 |
| | 5.2 OBTENCION DE LA FUNCION DE TRANSFEREN- | |
| | CIA. | 92 |
| | 5.3 DIAGRAMA DE BODE. | 94 |
| 6 | VALIDACION DE LA FUNCION DE TRANSFERENCIA | 108 |
| | 6.1 SENTENCIAS CSMP PARA LA SIMULACION DE- | |
| | LAS PERTURBACIONES PULSO RECTANGULARES | |
| | DE 20,40 y 200. | 108 |
| | 6.2 SENTENCIAS CSMP PARA LA SIMULACION DE- | |
| | LAS PERTURBACIONES PULSO ARBITRARIAS - | |
| | DE 120 y 100 SEG. | 109 |
| | 6.3 RESULTADOS DE SIMULACION. | 109 |
| 7 | CONCLUSIONES. | |

APENDICE

BIBLIOGRAFIA.

INTRODUCCION

Al hablar en Ingeniería Química de la dinámica de un pr<u>o</u> ceso nos estamos refiriendo a modelos matemáticos basa dos en las leyes fundamentales de física y química, t<u>a</u> les como las leyes de conservación de la masa, energía y momentum.

Estos modelos están constituidos por ecuaciones matemáti cas que describen el comportamiento de un proceso con el tiempo.

Los ingenieros de las industrias de proceso se ocupan en dos principales tipos de trabajo: la operación de plantas ya existentes y el diseño de plantas nuevas o modificadas.

Tanto el diseño como la operación pueden facilitarse m<u>e</u>diante la simulación del proceso o de sus partes, median te modelos matemáticos teóricos o semiteóricos.

El estudio de la dinámica de un proceso comprende princ<u>i</u> palmente la relación de dos variables que son las sigu<u>i</u>entes:

- 1- La perturbación del proceso, que se designa como la forzante o entrada del proceso.
- 2- La respuesta del proceso a dicha perturbación que se designa como la salida o respuesta transitoria del proceso.

Estas dos variables son relacionadas mediante la función de transferencia del proceso que se define como la transformade Laplace de la respuesta transitoria entre la transformada de Laplace de la forzante del proceso:

G(s) = OUT(s) IN (s)

G(s) = función de transferencia.

Debido a la complejidad de los procesos reales y las.limit<u>a</u> ciones matemáticas, el modelo desarrollado no deja de ser siempre altamente idealizado y generalmente solo representa con exactitud unas pocas propiedades del proceso.

Es por esto, que el método semiempírico para la obtención de la función de transferencia del proceso ha tomado gran auge en los últimos años. En estos momentos el estudio de la dinámica de un proceso es un área de investigación muy activa en Ingeniería Química.

Se han desarrollado una serie de técnicas, siendo:

a.- Prueba sinusoidal directa (frequency testing).

b. - Prueba pulso (pulse testing), y

c.- Prueba escalón (step testing).

las mas ampliamente utilizadas.

La presente tesis se aboca al estudio de la dinámica y si mulación de la operación de absorción en una columna empac<u>a</u> da. La dinámica solo es estudiada teniendo en considera ción perturbaciones en la concentración del flujo de alimen tación de la fase líquida a la columna.

El sistema estudiado consiste realmente en una operación de desorción, lo cual no afecta la obtención de la función de transferencia.La técnica empleada para el estudio de la dinámica es la prueba pulso (pulse testing). Y para la sim<u>u</u>lación y a su vez convalidación de la función de transferen cia obtenida experimentalmente, se hace uso del paquete desimulación CSMP (Control System Modeling Process).

El estudio completo de la dinámica del proceso deberá tomar en consideración las otras dos variables que pueden pertu<u>r</u>bar al sistema, como lo son: los flujos de alimentación de la fase líquida y gaseosa.

Dejamos pues, a la inquietud de los futuros Bachilleres en Ingeniería Química la continuación y culminación del prese<u>n</u> te trabajo. TORRE DE ABSORCION RELLENA.

1.1. - GENERALIDADES

La torre empacada es uno de los equipos industria les más ampliamente usados para poner en íntimo contacto fase líquida y gases para propósitos de transferencia de masa o calor. En la absorción de gases un componente soluble de una mezcla ga seosa se disuelve en un líquido. La operación in versa, llamado despojo o desorción, se emplea cuando se desea transferir un componente volátildesde una mezcla líquida a un gas.

La torre rellena consta esencialmente de una columna cilíndrica, o torre,provista de una entrada y una cámara de distribución del gas en la parteinferior; una entrada y sistema de distribución de líquido en la parte superior; salidas para el gas y el líquido en el tope y en el fondo, respe<u>c</u> tivamente; y un lecho de partículas sólidas inertes que rellenan la columna (Ver Figura 1.1.)

El propósito del distribuidor de líquido es aseg<u>u</u> rar una irrigación eficiente del relleno.

El relleno incrementa el área de contacto entre el líquido y el gas y también la turbulencia.

- 4 -

Las principales exigencias que debe de cumplir el material de relleno son:

- Ser químicamente inerte para los fluídos que circulan en la torre.
- Tener suficiente resistencia mecánica sin un peso excesivo.
- Permitir un paso adecuado de ambas corrientessin originar una retención de líquido o una caída de presión excesivas.
- 4) Proporcionar un buen contacto entre las fases.
- 5) Tener un costo relativamente bajo.
- 1.2. CONCEPTOS NECESARIOS PARA LA OPERACION NORMAL DE UNA TORRE DE ABSORCION.

1.2.1. - CANALIZACION.

En el caso ideal, el líquido, una vez que se ha distribuído en la parte superior del relleno, desciende en forma de delg<u>a</u>das películas sobre la superficie del relleno. En la práctica, sin embargo, las películas tienden a hacerse más grandesen unas zonas y más delgadas en otras, de forma que el líquido tiende a reunirse formando pequeños arroyuelos que circulan a través de trayectorias localizadas en el lecho. Para bajas velocidades del líquido, una gran parte de la superficie del relleno puede estar seca o, mejor, recubierta de una película estancada de líquidos Este efecto se conoce con el nombre de CANALIZACION.

La canalización es muy grande en las to rres cuyo relleno está colocado ordenadamente, menor en rellenos formados por sólidos triturados colocados al azar, y menor todavía en rellenos de forma reg<u>u</u> lar, tales como anillos, distribuídos al azar.

En las torres de tamaño moderado, la ca nalización se hace mínima cuando el diá metro de la torre es superior a 8 veces el diámetro del relleno.

En torres altas, con relleno de dimen siones grandes, el efecto de canaliza ción puede ser muy grande, y por esta razón se suelen incorporar redistribuidores del líquido entre cada 4 ó 5 mt de la sección de relleno. 1.2.2. - PUNTO DE CARGA E INUNDACION.

El comportamiento de una columna rellena cuando aumenta el flujo del gas a través de ella, puede describirse mejor por m<u>e</u>dio de una gráfica que indique la caídade presión por altura de relleno en función de la velocidad del gas Gy repr<u>e</u> sentada en coordenadas logarítmicas.

Gy: expresado generalmente en Kilogr<u>a</u> mos de gas por hora y metro cuadrado de sección transversal de la torre supuesta vacía.

La relación entre la caída de presión y el flujo másico de gas a un flujo de lí quido constante está representada en la Figura 1.2. por tres líneas rectas, talcomo fuera propuesto originalmente por Mach.

Para relleno seco, la caída de presión aumenta como la potencia 1.8 de la velocidad del gas, indicando que la corriente a través del material que forma el re lleno es turbulenta.

Si el relleno está irrigado con un flujo constante de líquido, se observa aprox<u>i</u>madamente la misma variación; hasta lle gar a la "velocidad de carga", en la cual la curva se dobla bruscamente hacia arriba, mostrando que la caída de presión a<u>u</u>menta ahora rápidamente para un pequeño incremento de la velocidad del gas.

Antes del punto de carga, al ir aumentando la caída de presión, la cantidad de lí quido retenido por el relleno permanece constante y es independiente de la veloc<u>i</u> dad del gas. A partir del punto de carga, el flujo de gas comienza a impedir el movimiento descendente del líquido.

Aparecen entonces acumulaciones locales de líquido en distintos puntos del relleno. Cuando la velocidad del gas aumentamás todavía, crece la cantidad de líquido retenido y la caída de presión varía másrápidamente con la velocidad del gas que nates. Y, al llegar al punto de inunda ción, la parte superior del relleno se cu bre con una capa de líquido a través de la cual burbujea el gas.

El líquido no puede seguir ya descendie<u>n</u>do a través del relleno, de forma que a<u>u</u>menta el espesor de la capa de líquido hasta que es expulsado fuera de la torrepor el gas.

-9-

Normalmente, las columnas rellenas se op<u>e</u> ran por debajo del "punto de carga".

1.3. - BREVE ENFOQUE DEL PROCESO DE TRANSFERENCIA.

1.3.1 - TEORIA DE TRANSFERENCIA.

La transferencia de masa de un gas a un lí quido se lleva a cabo entre etapas, a sa ber, difusión del soluto desde el gas a la superficie líquida, disolución del solutoen el líquido y difusión del mismo desdela interfase al cuerpo del líquido.

La turbulencia de un gas que fluye a lo largo de la superficie de un líquido no al canza a llegar a la interfase, antes bien, se encuentra con una película limítrofe q' se mueve laminarmente, y el componente lle vado debe dinfundirse a través de ella de acuerdo con las leyes de difusión, para al canzar la interfase. En el proceso de di fusión en la fase líquida se presentan ciertos problemas. Si bien no hay reparosobre la existencia de la película laminar en la interfase en el lado de la fase <u>ga</u> seosa; no hay razón para asumir que existe una película semejante en la interfase en el lado de la fase líquida. La fricciónentre el gas y el líquido no es suficiente para reducir la velocidad del líquidoen la interfase a la de un flujo laminar, si el cuerpo del líquido fluye turbulent<u>a</u> mente. Sin embargo, muchos autores imag<u>i</u> nan una película laminar en el lado del líquido, que está en contacto con el gas. Esto nos lleva a un modelo imaginario, p<u>e</u> ro muy conveniente, del proceso de abso<u>r</u>ción de gases en líquidos, modelo que fue ra introducido por Whitman en 1923.

Dado que no hay evidencia de una resisten cia difusional apreciable en la interfase, se asume que ambas fases están en equil<u>i</u>brio en todos los puntos de la interfase.

1.3.2. COEFICIENTE DE TRANSFERENCIA DE MASA.

De acuerdo al modelo de las 2 películas en la transferencia del compuesto A de un gas a un líquido mostrado en la Figura 1. 3., la resistencia a la difusión se asume concentrada en 2 películas hipotéticas "PQ" y "QR" en cada lado de la interfasegas-líquido "Q".

La resistencia de la película gaseosa se traduce en un gradiente de presión pa<u>r</u> cial, desde P_A en el cuerpo de la corriente gaseosa a P; en la interfase. Como se expresó anteriormente, se establece el equilibrio en la interfase y por ta<u>n</u>to, la concentración de A en el lado líquido de la interfase, X;, es el valor de saturación correspondiente a la pr<u>e</u> sión parcial P;. La difusión se lleva a cabo entonces, desde X; (en la interfase) hasta el cuerpo del líquido, de concen tración X.

La velocidad de transferencia de masa desde el gas al líquido podría calcula<u>r</u>se de las ecuaciones de difusión en <u>ga</u> ses y liquidos (ley de Fick, por ejemplo) si se conociera la presión parcial y los gradientes de concentración a cada ladode la interfase:

= $k'_{A,g} (P_A - P_{A_i}) = k_{A,g} (C_{A,g} - C_{A_i,g})$ NA = $k'_{A,1} (x_i - x) = k_{A,1} (C_{A_i,1} - C_{A,1})$ siendo $k'_{A,g} y k'_{A,1}$ los coeficientes peliculares gaseoso y líquido respectiv<u>a</u> mente, P_A es la presión parcial, X estáexpresado en fracción molar, C es la con

-11-

centración y N_{A} es la veloci dad de transferencia (16 Mol/ hr-pie^3).

Generalmente, no es posible medir la pr<u>e</u> sión parcial y/o la concentración de A en la interfase, y es por tanto conveniente emplear coeficientes a los cuales se denomina Coeficientes Globales de Transferen cia de Masa, basados en la fuerza direc triz total entre P_A y X.

Los coeficientes globales pueden ser def<u>i</u>nidos tomando como base la fase gaseosa (obteniéndose Ky), o la fase líquida (obte niéndose Kx), y empleando las ecuaciones: $N_A = K_{A,g} (C_{A,g} - C*_{A,g})$ y

 $N_{\Delta} = K_{A,1}(C *_{A,1} - C_{A,1})$

donde $C_{A,g}$ es la concentración de A en el lado gaseoso en equilibrio con $C_{A,1}$ y $C_{A,1}$ es la concentración de A en el lado del lí quido en equilibrio con $C_{A,g}$.

La relación entre estos coeficientes glob<u>a</u>les y los coeficientes individuales de pel<u>í</u> cula, puede demostrarse fácilmente asumiendo que el equilibrio en la interfase obedece la ley de Henry , la misma que establece

-12-

que a temperaturas constante la solubilidad de gases en un solvente es directamente pr<u>o</u> porcional a la presión parcial del gas so bre la solución (independientemente de la presión total):

p = H C

que a su vez puede expresarse también de otro modo: y* = mX , y = mX* Haciendo algunas operaciones entre las rela ciones obtenidas se llegará a que:

 $1 = m = \frac{1}{Ak_{G}} + \frac{m}{Ak_{L}}$ Para la demostración referirse a cualquiertexto de transferencia de masa.

- NOTA.- Hay que tener presente que las unida des de los coeficientes de Transfe rencia dependen de la formulación de la fuerza impulsora.
- 1.3.3.- ANALISIS DE LAS VARIABLES DE OPERACION QUE-INFLUYEN SOBRE LOS COEFICIENTES PELICULARES INDIVIDUALES.
 - 1° La mayoría de los datos experimentalessobre absorción en torres empacadas sehan interpretado en términos de la te<u>o</u>ría de las dos películas. Es genera<u>l</u> -

mente necesario, por lo tanto, interpretar los datos experimentales por medio de un coeficiente global de transferencia de masa, del cual se ha bló en el punto anterior.

Aunque estos coeficientes globales son de gran utilidad en "Escalamiento", su uso en la predicción del efecto de las variables de operación sobre la absorción es limitado. Para este pro pósito son necesarios los coeficien tes individuales de película, debidoa que variables de operación tales co mo velocidad del gas, velocidad del líquido y temperatura, tienen efectos considerablemente diferentes sobre los dos coeficientes. Sherwood y Holloway han derivado una ecuación empí rica para el cálculo del coeficientepelicular individual del líquido. La ecuación está basada sobre un rango amplio de velocidades de líquido. Su forma final es:

 $= \alpha \left(\frac{L}{\mu}\right)^{1-n} \quad \left(\frac{\mu}{p D_{L}}\right)^{1-S} \quad \dots \quad (1)$

donde los valores de α , n y S depe<u>n</u>den de la naturaleza del empaque. En

-14-

esta ecuación las propiedades físicas que se usan son las del líquido.

Además verificaron que en la absorción, de gases muy ligeramente solubles en el líquido, la mayor parte de la resi<u>s</u> tencia a la transferencia de masa la o frece la película líquida. (Realizaron pruebas de absorción con agua, de h<u>i</u> drógeno, oxígeno y dióxido de carbono).

Mehta y Parekh realizaron la siguiente experiencia:

Vaporización de líquido puro en una t<u>o</u> rre empacada, bajo condiciones adiabáticas, en una corriente de gas trans portador, lo que daría como resultadola obtención de coeficientes globalesesencialmente iguales al coeficiente pelicular del gas. Según esto, se d<u>e</u>terminó que el efecto de la difusiv<u>i</u> dad molecular sobre el coeficiente p<u>e</u>licular del gas era pequeño. Surosky y Dodge, reportaron luego, un estudiosimilar.

2°.-Las variables de mayor interés debido a sus efectos sobre los coeficientes -

-15-

peliculares individuales de transferencia de masa en torres empacadas son:

- (1) Velocidad del líquido
- (2) Propiedades físicas del líquido
- (3) Velocidad del gas.
- (4) Propiedades físicas del gas.
- (5) Temperatura
- (6) Naturaleza del empaque.
- (7) Coeficiente de difusión para el soluto en el líquido.
- (8) Coeficiente de difusión para el so luto en el gas inerte.

Sherwood y Holloway incluyeron a la mayoría de estas variables en su estudio de coefi cientes peliculares individuales de líquido y su correlación final (Ec.I) incluye las variables (1),(2),(5),(6) y (7) de la tabulación anterior.

Se mostró que la velocidad del gas, (3),notiene efecto debajo del punto de carga. Es to implica que el punto (4) no será una variable significativa en la determinación de K_L.a. El punto (8), por supuesto, no es una variable de importancia en este caso. -17-Sin embargo, con respecto al coeficiente p<u>e</u> licular individual del lado del gas, el caso es igeramente más complicado que la anterior. Se sabe que el valor de K_G.a es d<u>e</u> pendiente de ambos flujos, el del líquido y el del gas. La velocidad de líquido, (1) es en este caso una variable que tiene efe<u>c</u> to sobre el área de contacto interfacial así como la retención ("holdup") en la co lumna.

Las propiedades físicas del líquido son importantes debido a que ello altera el p<u>a</u> trón de flujo en la torre.

El efecto de la velocidad del gas es algo más simple y el holdup no es función de dicha velocidad mientras se esté por debajo del punto de carga.

El estudio del efecto de las propiedades fí sicas del gas ha recibido poca atención enel caso de torres empacadas. El efecto dela temperatura no ha sido establecido definitivamente, aunque se sabe que su efecto es relativamente pequeño.



CAIDA DE PRESION EN UNA TORRE DE RELLENO. a, punto de carga. b, punto de inundación



FIGURA 2.5.1.

REPRESENTACION SIMPLIFICADA DEL PROCESO DE ABSORCION GASEOSA

2. - MODELO MATEMATICO

2.1 - VALOR DEL ANALISIS Y SIMULACION DE PROCESOS.

Existen ciertas características de los procesos in dustriales que las diferencian de otros tipos de industrias, debido esencialmente a que hay una com pleja estructura de muchas etapas, cada una de las cuales consta a su vez de numerosos subcomponentes. Las ecuaciones que describen las relaciones entrelas variables importantes oscilan desde unas muy sencillas hasta otras muy complicadas.

Los ingenieros de las industrias de proceso se ocu pan en dos principales tipos de trabajo: la oper<u>a</u>ción de plantas ya existentes y el diseño de plantas nuevas o modificadas. Por lo que se refiere a la operación de instalaciones, tanto el control co mo la optimización constituyen las dos funciones mas importantes de los ingenieros.

Y lo que respecta al diseño, es algo más difícil. Los datos de la planta real no son conocidos de an temano, y, por esta razón, el ingeniero tiene queutilizar una parte importante de su criterio intui tivo.

Tanto el diseño como la operación se puede facil<u>i</u>tar mediante la simulación del proceso o de sus partes, mediante modelos matemáticos teóricos o semiteóricos. En primer lugar, es muy difíci que la dirección de la empresa permita a los ing<u>e</u> nieros introducir arbitrariamente cambios en una instalación que opera satisfactoriamente porel simple hecho de ver que es lo que ocurre.

Además, los modelos matemáticos de los procesos se pueden manipular mucho más fácilmente que lasplantas reales. Por ejemplo, se puede simular la operación fuera de las condiciones o intervalos normales (introduciendo perturbaciones arbitr<u>a</u> rias) y también se puede hacer "reventar" la pla<u>n</u> ta con el fin de encontrar las condiciones de op<u>e</u> ración prohibidas.

Debido a la complejidad de los procesos reales y las limitaciones matemáticas, el modelo desarro llado no deja de ser siempre altamente idealizado y generalmente sólo representa con exactitud unas pocas propiedades del proceso. El ingeniero ensa ya distintos modelos antes de encontrar uno que represente satisfactoriamente aquellos atributosparticulares del proceso que tienen interés.

El ensayo de los modelos es caro pero la construc ción de procesos a pequeña o gran escala resultatodavía más costosa.

2.2.- <u>PRECAUCIONES QUE SE DEBEN TOMAR EN LA CONSTRUC</u>-CION DE MODELOS Y EL ANALISIS DE PROCESOS.

Es preciso reconocer que el análisis de procesos tiene algunas limitaciones importantes. La primera de ellas reside en la disponibilidad y exac titud de los datos; es decir, el éxito del análi sis de procesos depende grandemente de la información básica disponible para el análisis. Losestudios que se pueden realizar con el sistema son solamente tan exactos como los datos físicos y químicos que se introducen en el modelo. En muchos casos el ingeniero se encuentra con una relativa insuficiencia de datos y, una vez que ha planteado el modelo, una de sus principales tareas consiste en evaluar los parámetros del modelo a base de datos experimentales. La exactitud con la que es preciso conocer los pará metros depende en cierto modo de su influencia sobre el proceso global. En una forma general se puede establecer que el conocimiento debe deser tanto más exacto cuanto mayor sea su influen cia.

La segunda limitación reside en los recursos di<u>s</u> ponibles para la manipulación de los planteamie<u>n</u> tos matemáticos que componen el modelo. En gene ral, estos recursos son de origen matemático, que ya de por sí son limitados. Hay estructuras que son fáciles de definir y describir matemáticamente pero que no se pueden manipular con los conoci mientos matemáticos actuales, debido a limitaciones teóricas o de las técnicas de cálculo.

Otro peligro en la utilización de modelos consiste en suponer que representan al sistema real fue ra del intervalo de las variables para el que el modelo ha sido originalmente propuesto.

2.3. - MODELOS BASADOS EN LOS PRINCIPIOS DE LOS FENOME -NOS DE TRANSPORTE.

La actitud de un físico y un ingeniero frente a la explicación de conceptos como calor específico, conductividad calorífica, viscosidad, coeficiente de difusión, etc., es muy diferente.

Un físico no está satisfecho debido a que estos conceptos no son suficientemente elementales. Su actividad está dirigida hacía el intento de expl<u>i</u> car estos conceptos por medio de un número reduci do de otros conceptos más elementales tales comonúcleos, átomos y electrones.

El ingeniero por el contrario, opina que estos conceptos de propiedades son demasiado element<u>a</u> les, y desearía integrarlos en conceptos más elaborados. El ingeniero realiza el mismo tipo de análisis que el físico: Toma un conjunto de datos, los analiza y elabora reglas, pero se mueve en una escala diferente dentro del mundo real.

De acuerdo a la complejidad del detalle físico -<u>interno</u> que se incluye en la descripción del proceso, podríamos clasificar las descripcionesfisicoquímicas en orden descendente de detalle como:

- 1) Descripción molecular.
- 2) Descripción microscópica.
- 3) Descripción de gradiente múltiple.
- 4) Descripción de gradiente máximo.
- 5) Descripción macroscópica.

Téngase en cuenta que solamente disminuye el detalle interno del sistema y no, en cambio, la fi delidad de representación del proceso real por el modelo.

Los principios básicos correspondientes a los mo delos no son más que los conceptos de balance de materia, cantidad de movimiento y energía.

Para formar un modelo completo es necesario disponer de dos condicionamientos matemáticos: a) Las ecuaciones algebraicas o diferenciales que lo rigen.

b) Las adecuadas condiciones iniciales y límite.

2.3.1 - DESCRIPCION MOLECULAR.

Se caracteriza porque trata un sistema arbitrario como si estuviese compuesto de entidades individuales, cada una de las cuales sigue ciertas leyes. En consecuencia, las propiedades y las varia bles de estado del sistema se obtienen como suma de todas las entidades. La me cánica cuántica, la mecánica estadística de equilibrio y no equilibrio, así comola mecánica clásica, constituirían métodos típicos de análisis, mediante los cuales se podrían calcular teóricamente todas las propiedades y formas de respuesta del sistema. Sin embargo, estos campos implican tales complejidades mate máticas que, para los fines ingenieriles, no es posible por ahora desarrollarlos hasta un estado que permita al ingeniero utilizar estos conceptos en el análisisy diseño, excepto para ciertos casos muy especiales. Por lo tanto, para nuestros fines, la descripción molecular no en cuentra mucha aplicación directa.

Es una clase de modelo con un fundamento básico algo menor. Admite que el sistema puede considerarse como contínuo. En otras palabras, se ignoran las interac ciones moleculares detalladas y se plantean ciertas ecuaciones de balance diferencial para materia, cantidad de movi miento y energía. Para procesos no fluyentes o para procesos con flujo laminar, este tipo de descripción encuentra numerosas aplicaciones prácticas, aunque, con frecuencia, resulta excesivamente compli cado. Para flujo turbulento y elevado grado de mezcla (que son casos de inte rés primario) se utilizaría la teoría es tadística de la turbulencia, pero, lo mismo que ocurre con los conceptos de la mecánica estadística, tal tratamiento de un proceso no encuentra mucha aplicación práctica y es necesario recurrir a otros métodos de descripción. Un tratamientomuy completo se puede encontrar en el li bro de Bird, Steward y Lightfoot (Fenómenos de Transporte). En la Tabla 2.3.2.1.

se muestra la ecuación de balance de mate ria resultante para el componente A en un sistema binario diluído.

2.3.3. - DESCRIPCION DE GRADIENTE MULTIPLE. -

Estè nivel incorpora menos información de tallada acerca de las características in ternas del sistema que en el caso de la descripción microscópica. Las formas delas ecuaciones matemáticas están sugeri das y corresponden a las ecuaciones de transporte microscópico, pero con coefi cientes modificados. Estos coeficientesson evidentemente empíricos y deben deter minarse para cada tipo de equipo o unidad de interés si bien es preciso indicar que, utilizando las correlaciones adecuadas, los coeficientes obtenidos en unas determinadas circunstancias pueden con frecuencia resultar útiles en otras dis tintas si el ingeniero procede con las de bidas precauciones. La característica esencial de la descripción de gradiente múltiple es que son importantes uno o más términos de dispersión, que deben ser retenidos en el modelo, con o sin los térmi nos convectivos. El modelo de gradientemúltiple encuentra aplicaciones en procesos con flujo turbulento o en el flujo

con pasos muy complicados como el que tie ne lugar en lechos de relleno o medios p<u>o</u> rosos, procesos en los que no se puede me dir ni calcular el campo de velocidad local. En la Tabla 2.3.3.1., es mostrada la ecuación resultante del balance de materia para la especie A.

2.3.4. - DESCRIPCION DE GRADIENTE MAXIMO.

En cierto sentido, este modelo se puede considerar como un modelo simplificado de gradiente múltiple en el que se suprimenlos términos de dispersión y solamente se conserva una derivada en los términos del flujo global. Sin embargo, el modelo se emplea con tal frecuencia que ha adquirido una categoría independiente. Con frecuencia el ingeniero no intenta analizarel detalle interno de los modelos de gradiente múltiple. Se realizan entonces su posiciones simplificables adicionales con lo cual se obtienen ecuaciones matemáti cas de fácil tratamiento que resultan, no obstante, muy satisfactorias para numerosos fines. En el modelo de máximo gra diente se desprecia toda la dispersión y

solamente el mayor componente (Unidime<u>n</u> sional) del gradiente de la variable inde pendiente se considera en cada balance. Por ejemplo, en la representación de gr<u>a</u>diente máximo de un reactor químico o sis tema de absorción de gases, solamente seconsideran los gradientes de concentr<u>a</u> ción en la dirección axial originados por el flujo global, mientras que los gr<u>a</u> dientes radiales, la dispersión, etc., se ignoran.

El modelo de gradiente máximo resulta dela simplificación de la ecuación de la Ta bla 2.3.2.1., (Descripción microscópica y se muestra en la Tabla 2.3.4.1.

 R_i representa el proceso de reacción (es) en el balance (s) de materia. El término $m_i^{(t)}$ tiene en cuenta la velocidad de transferencia molar, por unidad de volu men, de la especie i, a través de los límites del sistema de área $S(m_i^{(t)} es pos_i^{(t)})$ tivo cuando se introduce materia).

Finalmente, en el modelo de gradiente máximo es importante recordar que las con - centraciones <u>ya no son valores puntuales</u> sino valores promediados para la sección transversal, y son funciones de una sola dirección coordenada.

2.3.5. - DESCRIPCION MACROSCOPICA.

Con frecuencia no se desea analizar un proceso con todo el detalle interno de los modelos de gradiente múltiple o máxi mo, sino que, en vez de esto, se expresa la descripción macroscópica ignorando to do detalle dentro del subsistema espec<u>i</u>ficado y, en consecuencia, en el plante<u>a</u> miento matemático no intervienen gradie<u>n</u> tes espaciales. De hecho, en los balances generales, solamente el tiempo perm<u>a</u> nece como una variable diferencial independiente.

Las variables dependientes, tales como concentración y temperatura, no son funciones de la posición y, por tanto, re presentan valores medios para todo el volumen del subsistema. Esta pérdida de detalle simplifica grandemente la des cripción matemática, pero, como contra partida, lleva consigo una pérdida de in formación concerniente a las características del comportamiento del sistema.

2.4. - RAZONES POR LAS QUE SE UTILIZAN CON FRECUENCIA -ECUACIONES DIFERENCIALES EN LA CONSTRUCCION DE MODELOS.

Cuando se tiene un proceso ya en operación y se desea describirlo matemáticamente con algún findeterminado, se puede obtener una ecuación alg<u>e</u>braíca empírica ajustando los datos de operación por métodos estadísticos. Este modelo empíricoestá fundamentalmente restringido para el proc<u>e</u>so en cuestión y limitado al intervalo de las va riables para el que se dispone de datos.La extr<u>a</u> polación y cambio de escala basados en modelos de este tipo son arriesgados.

Por otro lado, la utilización de ecuaciones dife renciales en la descripción matemática de proc<u>e</u>sos físicos permite fijar definitivamente la for ma final de la relación entrada-salida juntame<u>n</u>te con el número de parámetros que es preciso i<u>n</u> cluir. No se pretende que la ecuación difere<u>n</u> cial misma represente la realidad básica del pr<u>o</u> ceso, sino que represente más fielmente el pr<u>o</u>ceso que una aproximación por cualquier ecuación arbitrariamente elegida. Además, debido a que el elemento diferencial (al cual se aplica el ba lance) no depende de las particulares condiciones límite impuestas a la totalidad del subsistema -
que se está considerando, se admite que se le pu<u>e</u> den aplicar con todo rigor las leyes fisicoquím<u>i</u>cas a dicho elemento diferencial

Se pueden entonces "integrar" estas leyes básicas diferenciales, es decir, ecuaciones diferenciales, e incluir las condiciones límite que son solamente aplicables al caso específico.

Por tanto, partiendo de las leyes diferenciales generales y eligiendo las adecuadas condiciones límites, se pueden obtener modelos aplicables es pecíficamente a cada nuevo subsistema que se estu die.

2.5. - FORMULACION DEL MODELO MATEMATICO DE UNA COLUMNA-DE ABSORCION GASEOSA RELLENA.

Se considerará un modelo según el método de máximo gradiente, puesto que es el más adecuado paranuestro caso, ya que no es tan detallista como los tres primeros modelos y a su vez contendrá in formación concerniente a las características del comportamiento del sistema, que la descripción ma croscópica no posee.

Este modelo se aplicará para un absorbedor de relleno para gases que opera en contracorriente y con soluciones diluídas, y se basará en velocidades de flujo constante para ambas fases. Nuestro absorbedor de gases será representado c<u>o</u> mo un proceso que consta de dos corrientes ady<u>a</u>centes, a cada una de las cuales se aplica un ba lance (Ver Figura 2.5.1.).

Puede escribirse un balance de materia de grad<u>i</u>ente máximo para cada una de las fases, puesto que:

a) Solamente estamos interesados en los cambiosque se producen en la dirección Z (es decir -

$$\frac{9 \times 9 \times 9 \times 9}{9 \times 9 \times 9} = 0)$$

- b) La dispersión es despreciable en relación con el flujo global.
- c) No hay reacciones $(R_A=0)$ y
- d) V_z = constante.

De acuerdo a la Tabla 2.3.4.1., tendremos: $\partial CA + \frac{\partial (V_Z CA)}{\partial z} = mA^{(t)} \dots (t)$

Como V_z es constante, tendremos que para la fa se gaseosa la ecuación se expresa como:

 $\frac{\partial C_{A,g}}{\partial t}$ + V_z, g $\frac{\partial C_{A,g}}{\partial z}$ mA; g ... (II)

y para el líquido.

 $\frac{\partial C_{A}, 1}{\partial t} - V_{z}, 1 \frac{\partial C_{A}}{\partial z} = m_{A}, t \dots (11)$

Debe tenerse en cuenta que para flujo en contrac<u>o</u> rriente la velocidad del líquido es de sentido contrario a la del gas.

El término de transferencia de materia de interfa se, $m_A^{(t)}$, para una fase, es idéntico a la materia que se transfiere de una a otra fase y, debido al convenio de signo para $m_A^{(t)}$ $m_{A,g}^{(t)} = -m_{A,1}^{(t)}$ (IV) Recordar que m^(t) es positivo cuando se introduce materia. Se tendrá entonces que: $m_{A,g}^{(t)} = -k_{A,g} a(c_{A,g}-c_{Ai,g})$ (V) Siendo a el área interfacial por unidad de volu men, $c_{A,g}$ la concentración global de A en la fase gaseosa, c_{Ai} la concentración interfacial de A, y $k_{A,g}$ el coeficiente individual pelicular del gas.

Y, utilizando el coeficiente "global" de transf<u>e</u>rencia de materia y eliminado las concentraciones interfaciales,

 $m_{A,g}^{(t)} = -K_{A,g}^{a} (C_{A,g}^{-}C_{A,g}^{*}) \qquad (VI)$

donde C^{*}, es la concentración en la fase gaseosa que estaría en equilibrio con la concentración global de la fase líquida.

Por tanto, el balance diferencial de materia para la fase gaseosa se transforma en: $\frac{\partial C_{A,q}}{\partial t} + V_{Z,g} \frac{\partial C_{A,g}}{\partial z} = -K_{A,g} a(C_{A,g} - C_{A,g}^*)$ (V | I)y de manera similar obtenemos el de la fase líquida: $\frac{\partial C_{A,1}}{\partial t} - V_{Z,1} \frac{\partial C_{A,1}}{\partial Z} = K_{A,1} a(C_{A,1}^{*}, J^{-C}_{A,1}) \dots (V | I | I)$ donde C^{*}A.1</sub> es la concentración en la fase líquida que estaría en equilibrio con la concentración global de la fase gaseosa. Ahora expresaremos estas mismas ecuaciones en fun ción de fracciones molares. Para la fase gaseosa: $\frac{\partial y}{\partial t}$ + V_G $\frac{\partial y}{\partial z}$ = - K_{A,G} a (y-y*) (a) Para la fase líquida: $\partial x - V_L \frac{\partial x}{\partial 7} = + k_{A,1} a (x \div - x)$ (Ь) Dado que se ha considerado soluciones diluídas podremos emplear las relaciones: y* mx(1) $y = mx \div (2)$ Reemplazando (1) y (2) en (a) y (b), respectivamente; y haciendo $K_{A,q}a = K_{G}$, y, $K_{A,1}a = K_{L}$ tendre mos: $\frac{\partial y(t,z)}{\partial t} + \frac{V_{G} \partial y(t,z)}{\partial z} = -K_{G} (y(t,z) - mx(t,z)) \dots (c)$ $\frac{\partial x(t,z)}{\partial t} - V_{L} \frac{\partial x(t,z)}{\partial z} \qquad K_{L} (\frac{1}{2} y(t,z) - x(t,z)) \dots (d)$

Eligiendo las ecalas de composiciones de tal forma que todas las variables de composición fuesen med<u>i</u> das desde sus valores originales de estado estacio nario, las condiciones iniciales se hiceron igu<u>a</u> les a cero.

Para obtener la función de transferencia se tomanlas transformadas de Laplace de las ecuaciones (c) y (d) para obtener: $\frac{d\bar{y}(s,z)}{dz} = -\left[\frac{s + K_{G}}{V_{G}}\right] \bar{y}(s,z) + \left(\frac{mK_{G}}{V_{G}}\right) \bar{x}(s,z) \dots (e)$ $\frac{d\bar{x}(s,z)}{dz} = -\left(\frac{K_{L}}{mV_{L}}\right) \bar{y}(s,z) + \left(\frac{s+k_{L}}{v_{L}}\right) \bar{x}(s,z) \quad (f)$ Esto da lugar a: $\frac{d\bar{y}(s,z)}{dz} = -a_{11} \bar{y}(s,z) + a_{12} \bar{x}(s,z) \dots (e^{+})$ $\frac{d\bar{x}(s,z)}{dz} = -a_{21} \bar{y}(s,z) + a_{22} \bar{x}(s,z) \dots (f^{+})$

donde las a_{ij} se pueden identificar por compar<u>a</u> ción de los sistemas de ecuaciones.

Hemos llegado hasta las ecuaciones (VII) y (VIII) considerando que en nuestra columna estamos realizando una <u>absorción</u> de gases, por esto $m_{A,g}^{(t)}$ (de la ecuación VI) tiene signo negativo; esto indicaríade que cierta cantidad de A está pasando de la f<u>a</u>se gaseosa a la fase líquida, luego $C_{A,g} > C^*_{A,g}$, y se tendrá también de que $C^*_{A,1} > C_{A,1}$ En nuestro caso, tratándose de una operación de de <u>sorción</u> (o sea que el soluto pasa de la fase líqui

da a la gaseosa), se tendría que: $C_{A,g} < C_{A,g}$ y C*A.1 < CA.1 Si consideramos nuevamente la ecuación (VI) $m_{A,g}^{(t)} = - \kappa_{A,g}^{(t)} = - \kappa_{A,g}^{(t)} = - \kappa_{A,g}^{(t)}$ se observa que $m_{A,q}^{(t)}$ tendrá signo positivo para el caso de desorción, lo cual es correcto, y si exami náramos el término $m_{A,1}^{(t)}$ (para el lado líquido): $m_{A,1}^{(t)} = K_{A,1} = (C_{A,1}^{*} - C_{A,1})$ se encontraría que tendría un signo negativo, lo que también es correcto. Luego, las ecuaciones derivadas de las ecuaciones-(VII) y (VIII) servirán tanto para absorción comopara una desorción. Estableceremos ahora las condiciones límite. Para la alimentación de gas fresco, las condiciones ini ciales fueron: y(t,0) = 0, $y x(t,Z) = x_{c}(t)$, siendo Z la longitud de relleno. Continuando con el cálculo de la función de transferencia, derivamos (f') con respecto a z: $d^{2} \overline{x} = -a_{21} \frac{dy}{dz} + a_{22} \frac{dx}{dz} \qquad \dots \qquad (g)$ (e') en (g): $d^{2}\bar{x} = -a_{21}(-a_{11}y + a_{12}\bar{x}) + a_{22}\frac{dx}{dz} \dots (h)$

(f') en (h):

$$\frac{d^{2}\bar{x}}{dz^{2}} = a_{21}a_{11}\left(\frac{a_{22}\bar{x}}{a_{21}} - \frac{1}{a_{21}}\frac{d\bar{x}}{dz}\right) - a_{21}a_{12}\bar{x} + a_{22}\frac{d\bar{x}}{dz}$$
Rearreglando esta última expresión nos quedaría:

$$\frac{d^{2}\bar{x}(s,z)}{dz^{2}} + (a_{11}-a_{22})\frac{d\bar{x}(s,z)}{dz} + (a_{12}a_{21}-a_{11}a_{22})\bar{x}(s,z)$$

$$= 0$$

que es una ecuación diferencial de segundo orden con coeficientes constantes en función exclusiv<u>a</u> mente de $\bar{x}(s,z)$, y cuya solución es: $\bar{x}(s,z) = A_1 e^{r_1 z} + A_2 e^{r_2 z} \dots (i)$ donde las raíces $r_{1,2}$ (los subíndices 1 y 2 se r<u>e</u> fieren, respectivamente a los signos + y - delante de la raíz cuadrada) vienen dadas por: $r_{1,2} = -(a_{1,1}-c_{22}) + \sqrt{(a_{1,1}-a_{2,2})^2 - 4(a_{1,2}a_{2,1}ra_{1,1}a_{2,2})}$

Las constantes A_1 y A_2 se pueden determinar a partir de las condiciones límite. Aunque solamente se tiene una condición para x, a saber, $\bar{x}(s,Z)=\bar{x}_{\circ}(s)$, se puede definir una segunda condición límite para $\bar{x}(s,z)$ utilizando la ecuación (f') con inserción de la condición límite $\bar{y}(s,0) = 0$:

$$\frac{d\bar{x}(s,0)}{dz} = a_{22} \bar{x}(s,0) \dots (f^{11})$$

La ecuación (i) se diferencia con respecto a z, se evalúa para z=0 y se iguala con la ecuación (f"): $a_{22} \overline{x}(s,0) = A_1 r_1 + A_2 r_2 \dots (j)$ Evaluando la ecuación (i) para z=0 y reemplazando- $\overline{x}(s,0)$ en (j) $a_{22} (A_1 + A_2 = A_1 r_2 + A_2 r_2 \dots (k)$ Evaluando la ecuación (i) para z Z $\mathbf{\tilde{x}}_{\circ}(\mathbf{s}) = A_1 e^{r_1 Z} + A_2 e^{r_2 Z} \dots (1)$ De las ecuaciones (k) y (l) se obtienen A y A₂ $A_1 = \mathbf{\tilde{x}}_{\circ}(\mathbf{s}) \frac{r_2 - a_{22}}{(r_2 - a_{22})er_1 Z} + (a_{22} - r_1)e^{r_2 Z}$

A2
$$x_{o}(s)$$
 $a_{22} - r_{1}$
 $(r_{2} - a_{22}) e^{r_{1}Z} + (a_{22} - r_{1}) e^{r_{2}Z}$

Finalmente, la función de transferencia es:

$$G(s) = \frac{\overline{x(s,0)}}{x_{o}(s)} \underbrace{(salida)}_{(r_{2} - a_{2})} er_{1}^{r_{1}} + \underbrace{(a_{2},2r_{1})}_{r_{1}} er_{2}^{r_{2}}$$

Por último la función de frecuencia de respuesta se puede obtener en la forma habitual tomando s = iw y evaluando $|G_{(iw)}|$ y $\xi G(iw)$.

TABLA 2.3.2.1.

DESCRIPCION MICROSCOPICA

Balance de materia para el componente A en un sistema binario diluído.

 $\frac{\partial C_A}{\partial t} + V_X \frac{\partial C_A}{\partial x} + V_Y \frac{\partial C_A}{\partial y} + V_Z \frac{\partial C_A}{\partial z} = D_{AB} \left(\frac{\partial^2 C_A}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 C_A}{\partial y^2} + \frac{\partial^2 C_A}{\partial z^2} \right)^+ RA$

acumula Transporte a través transporte a través Genera ción de la superficie de de la superficie ción bido al flujo glo - por difusión visco bal sa.

TABLA 2.3.3.1.

DESCRIPCION DE GRADIENTE MULTIPLE

Balance de materia para la especie A:

$$\frac{\partial C_A}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x} (v_x C_A) + \frac{\partial}{\partial y} (v_y C_A) + \frac{\partial}{\partial z} (v_z C_A) =$$

acumula Transporte a través de la superficie ción debido al flujo global.

$$= \frac{\partial}{\partial x} \left(\rho D_{AX} \frac{\partial}{\partial x} \frac{C_{A}}{\rho} + \frac{\partial}{\partial y} \left(\rho D_{AY} \frac{\partial}{\partial y} \frac{C_{A}}{\rho} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left(\rho D_{AZ} \frac{\partial}{\partial z} \frac{C_{A}}{\rho} \right) + R_{A}$$

Transporte a través de la superficie por dispersión Genera ción.

TABLA 2.3.4.1.

DESCRIPCION DE GRADIENTE MAXIMO

Balance de Materia para la especie i:

 $\frac{\partial C_{i}}{\partial t} + \frac{\partial (V_{z}C_{i})}{\partial z} = R_{i} + m_{i}^{(t)}$

acumu Transpor Gene Transporte a través de la lación te Global ración superficie.

3. - MODELOS DINAMICOS.

Hablar en Ingeniería Química de Modelos dinámicos es ha blar de modelos matemáticos fundamentados en las leyesfundamentales de física y química, tales como las leyes de la Conservación de la masa, energía y Momentum.

Estos modelos matemáticos estan constituidos por ecu<u>a</u> ciones matemáticas que describen el comportamiento de un sistema con el tiempo. Así; el comportamiento din<u>á</u>mico de un sistema puede predecirse apoyándose unicame<u>n</u> te en bases teóricas, si se asume que los valores de to dos los parámetros que afectan el sistema son conocidos.

3.1 - <u>VARIABLES DIFERENCIA- FORZANTE Y RESPUESTA DE UN</u> <u>SISTEMA.</u>

Las ecuaciones anteriormente mencionados establecen una relación entre dos tipos de varlables.

- a) Variables de entrada.-Vienen a ser los flujos concentraciones, presiones, temperaturas de las corrientes de entrada a un proceso.
- b) Variables de salida.-Vienen a ser los flujos concentraciones etc. de las corrientes que salen del interior del proceso.

Si estas variables se toman con referencia a un punto de operación conocido generalmente como es tado estacionario, las variables resultantes se co nocen como variables diferencia.

De esta forma las variables diferencia de entrada toman el nombre de perturbaciones o funciones fo<u>r</u> zantes, mientras que las de salida tomen el nom bre de respuesta del sistema o proceso.

Una propiedad importante de estas variables diferencia es que para el tiempo cero su valor es cero. El tiempo cero se refiere al instante en que la perturbación es introducida al proceso.

3.2.- ECUACION DIFERENCIAL BASICA PARA EL ESTUDIO DE LA DINAMICA DE UN PROCESO.

El comportamiento dinámico de un sistema puede ser determinado resolviendo las ecuaciones dife renciales que representan al sistema. Esto pu<u>e</u>de ser una larga y tediosa tarea especialmente si hay muchos elementos en el sistema.

Una forma para resolver tales ecuaciones diferenciales es a través de la transformadas de Lapl<u>a</u>ce. Estas solo pueden utilizarse para ecuaciones diferenciales lineales; a su vez tales ecuaciones describen sistemas lineales en los cuales las reglas de la superposición son aplicables. Una ecuación diferencial lineal de este tipo es:

-45~

$$Pn(t) dnv(t) + P_{n-1}(t) \frac{d^{n-1}y(t)}{dt^{n-1}} + \dots + Po(t)y(t) = x(t)$$

donde los coeficientes Pi (t) no son funciones de la variable dependiente y(t) o cualquiera de sus derivadas.

Generalmente, la solución de tal ecuación con coeficientes variando con el tiempo es difícil. La mayoria de las operaciones en Ing. Química no son lineares sobre un rango amplio, pero la asunción de la li nearidad sobre una pequeña región cerca del punto de operación puede ser generalmente justificado (Linearización). Los coeficientes de esta ecuación diferencial linearizada son independientes del tiempo. Por eso, para el estudio de la dinámica de un proceso la ecuación diferencial básica es de la forma. $d^ny + an-1 d^{n-1}y + \dots + a_1 \frac{dy}{dt} + aoy = x(t)$ que puede ser resuelta por las transformadas de La -

3.3- LA FUNCION DE TRANSFERENCIA.

Si consideramos la ecuación diferencial lineal anterior, la función de transferencia que se define comola transformada de Laplace de la variable diferencia de salida entre la transformada de Laplace de la va riable diferencia de entrada, puede ser encontrada tomando transformada de Laplace en cada lado de la ecuación con $\bar{y}(_0) = \bar{y}'(_0) = \dots = y^{n-1}(_0) = 0$ dado que son variables diferencia. $s^n \bar{y}(s)_+ a_{n-1}s^{n-1}\bar{y}(s)_+ \dots + a_1s\bar{y}(s)_+ a_{o}\bar{y}(s) = \bar{x}(s)$ rearreglando la ecuación anterior: $\frac{\bar{y}(s)}{\bar{x}(s)} = \frac{1}{s^{n+a_{n-1}}s^{n-1}+\dots + a_1s^{n-a_0}}$ donde $G(s) = \frac{\bar{y}(s)}{\bar{x}(s)}$ recibe el nombre de Función de transferencia.

3.4. - RESPUESTA FRECUENCIA - DIAGRAMA DE BODE.

Gran parte de la información necesaria para el est<u>u</u>dio de la dinámica de un proceso es obtenido por elmétodo de respuesta frecuencia que consiste en pe<u>r</u> turbar al proceso con una función forzante sinusoi dal.

De otro lado, la relación de amplitudes de la salida y de la entrada AR y el ángulo de fase Ø pueden ser calculados por una sustitución directa de S=iw en la función de transferencia para la frecuencia de part<u>i</u> cular interés. De modo que:

AR = |G(iw)|

Angulo de fase =≯ G(iw)

Dado que AR y el ángulo de fase son funciones de lafrecuencia, existe una representación gráfica conveniente de su dependencia con la frecuencia. Este es llamado el Diagrama de Bode y consiste de dos gr $\underline{\acute{a}}$ ficos.

a) Logaritmo de AR vs. Logaritmo de la frecuenciab) Angulo de fase vs. logaritmo de la frecuencia.

El Diagrama de Bode se convierte pues, en una h<u>e</u>rramienta conveniente para analizar los problemas de Control de procesos.

3.5. - ESTUDIO DE LA DINAMICA DE UN PROCESO DE PRUEBAS -EXPERIMENTALES -

El comportamiento dinámico puede ser encontradode pruebas experimentales. En estos momentos, la identificación experimental de la dinámica de un proceso es un área de investigación muy activa en Ingeniería Química. Se han desarrollado una se rie de técnicas, siendo:

a - prueba sinuosidal directa

b - prueba pulso

c - prueba step.

las más ampliamente utilizados en Ingeniería Qu<u>í</u>mica. De ellas la prueba sinousidal lógicamente nos da las curvas de frecuencia directamente.

3.6. - CARACTERISTICAS QUE DISTINGUEN A LA DINAMICA DE -PROCESOS.

Aquí enumeramos y describimos aquellos rasgos del

comportamiento dinámico de equipos de industria de proceso que los distinguen de los sistemas eléctri cos o mecánicos típicos.

3.6.1. - GRANDES CONSTANTES DE TIEMPO. -

Las constantes de tiempo en las funcionesde transferencia serán del orden de los mi nutos para un intercambiador de calor de tamaño moderado y podrán llegar al orden de las horas para una gran columna de frac cionamiento. Supongamos, por ejemplo, que ocurre un cambio tipo escalón (step) en la composición de la alimentación a una colum na de fraccionamiento. Eo que nosotros es tamos diciendo es que puede requerirse una hora para que las composiciones del tope y fondos de la columna alcance el 63% de su cambio total final.

3.6.2. - GRANDES RETRAZOS. -

Con referencia al fraccionador, pueden p<u>a</u>sar varios minutos luego de ocurrir el cam bio step en la alimentación (composición) antes de que pueda ser observado algún ca<u>m</u> bio en las composiciones de tope y fondos. 3.6.3. - AUSENCIA DE SISTEMAS SUB-AMORTIGUADOS.

La respuesta aproximada de muchos equipos de proceso, tales como intercambiadores de calor, fraccionadores, etc., pueden ser representados adecuadamente por una función de transferencia de la forma: $G(S) = \frac{e^{-T}dS}{(T_1S + 1)(T_2S + 1)}$

i.e., de segundo orden <u>sobreamortiguado</u> con retrazo.

Las mediciones experimentales de la din<u>á</u>mica de procesos están algunas veces diri gidas hacia la evaluación del tiempo muer to T_d y las constantes de tiempo T₁ y T₂ de tal manera que la ecuación anterior se acerque lo más posible a la respuesta deun equipo particular de proceso.

3.6.4. - NO LINEALIDAD.

Las dinámicas lineales son la excepción más bien que la regla, en la dinámica de procesos.

Sobre un rango amplio de condiciones de operación, las ecuaciones que describen la dinámica de procesos son generalmenteno lineales. 3.6.5. - PARAMETROS DISTRIBUIDOS.

Esto se manifesta en el hecho de que la v<u>a</u> riable a estudiar es función de varias variables y sus ecuaciones diferenciales pe<u>r</u> tinentes son más bien parciales que ordina rias (Generalmente son dependientes de la distancia y el tiempo).

3.7. - LINEALIZACION DE MODELOS NO LINEALES.

La dificultad de operar con un modelo no lineal consiste en que la obtención de soluciones analíti cas y númericas es de un orden de complejidad mu cho mayor que para modelos lineales.

Un método de tratamiento de subsistemas no linea les consiste en la linealización de términos no li neales, y esto puede conseguirse por alguno de los caminos siguientes:

- Desarrollo en una serie de Taylor, tomando sola mente los términos de primer orden.
- Métodos de perturbación, es decir, empleo de p<u>e</u> queñas desviaciones con respecto a los valoresde estado estacionario o algunos otros valoresde frecuencia.
- Linealización seccional; la función se divide en diferentes funciones ineales para regiones-

donde la linealización resulta adecuada.

La expresión de una ecuación en forma lineal impl<u>i</u> ca que la ecuación es una representación exacta p<u>a</u> ra un cierto intervalo de las variables. Si el in geniero trata de extrapolar fuera de este intervalo, corre el peligro de errar, puesto que pocos procesos reales son lineales en amplios intervalos de las variables.

Afortunadamente existen muchos problemas en los que, o bien los efectos no lineales son pequeños,o solamente es necesario estudiar las variables en un intervalo limitado.

3.8. - <u>TECNICAS PARA EL ESTUDIO EXPERIMENTAL DE LA DINAMI</u> CA DE PROCESOS:

Los métodos más difundidos son:

3.8.1. - FRECUENCY TESTING:

Se demuestra que, para un proceso <u>lineal</u> con función de transferencia Gp(S), la res puesta de salida para una entrada sinuso<u>i</u>dal es determinada simplemente desde Gp(iw) El proceso inverso, la determinación de Gp (S) desde Gp(iw), nos sugiere en forma inmediata un medio para la determinación experimental de Gp(S). Así, con referencia-

a la Figura 3.8.1.1, supongan que aplicamos una entrada sinusoidal a un proceso de función de transferencia desconocida Estamos comprometidos a utilizar una amplitud A lo suficientemente pequeña tal que el proceso responda en forma aproximadamente lineal y la salida sea esen cialmente una onda seno de la misma frecuencia que la de entrada,ω. Observando la salida, obtendremos directamente la AR - (Relación de amplitudes) y el retrazoen fase del proceso a la frecuencia ω La repetición del experimento a diferentes frecuencias nos lleva a la curva derespuesta-frecuencia (Diagrama de Bode). La prueba sinusoidal directa es un modoextremadamente útil para obtener datos precisos de la dinámica del proceso:"Dam ping", constantes de tiempo, y el ordendel sistema pueden hallarse con bastante exactitud.

Por otro lado, se encuentran dificulta des experimentales como las siguientes: - Es bastante difícil generar una vari<u>a</u>ción sinusoidal exacta en la perturb<u>a</u>ción deseada.

- Se ha observado que si las entradas si nosoidales generadas no son exactas las pequeñas desviaciones que hubieren causan cambios significativos en la respuesta de frecuencia observado.
- Además, los experimentos deben ser lle vados a cabo en un rango de frecuen cias bastante amplio, por ejemplo: de<u>s</u> de 0.001 a 3.0 rad/seg, lo que es ba<u>s</u>tante difícil de alcanzar, especialme<u>n</u> te con algún grado de exactitud.

Desde un punto de vista comercial, las pruebas de frecuencia no solo envuelvendificultades experimentales sino que ta<u>m</u> bien significan tiempos de prueba exces<u>i</u> vos. Los experimentos deben ser repet<u>i</u>dos a varias frecuencias y deben ser sos tenidos por un tiempo suficientemente largo de tal manera que las respuestas transitorias desaparezcan y solo la respuesta a la frecuencia sea observada a la salida.

Lees y Hougen trabajaron con este tipo de prueba sõlo para demostrar que los mis mos resultados pueden ser obtenidos por pruebas "pulso", las que describiremos a continuación.

3.8.2. - PULSE TESTING.

Es un método más eficiente para obtener los datos de respuesta-frecuencia, dondese analiza la respuesta transitoria parauna entrada pulso arbitraria. Un pulso es una función que difiere de su valor en estado estacionario solo por un período finito de tiempo. El principal requeri miento es que el pulso sea lo suficientemente grande como para excitar la dinámica del proceso sin causar no-linealidades. Cuando se aplica la técnica de forzante pulso, la principal ventaja es que una so la prueba pulso puede determinar la res puesta frecuencia completa del proceso. Esto es así porque la función pulso excita simultáneamente todas las frecuenciasdinámicas del proceso

Es esencial que la altura del pulso sea lo suficientemente pequeña para asegurarla operación en el rango lineal.

La técnica pulso es experimentaltamente -

-55-

más conveniente pero requiere un esfuerzocomputacional considerable.

Lees y Hougen concluyeron que económicamen te las ventajas experimentales de la pru<u>e</u>ba pulso supera en gran medida las desventajas computacionales.

Los datos de respuesta frecuencia obten<u>i</u> dos a través de las técnicas de forzante pulso son idénticos a aquellos obtenidos por técnicas de forzante sinusoidal directa, cuando el sistema es lineal.

3.8.3.- STEP TESTING.

La manera más directa de obtener un modelo dinámico empírico de un proceso, es hallan do los parámetros (tiempo muerto, constan tes de tiempo, damping coefficient, etc), que se ajusten a la prueba step obtenida experimentalmente. Esto es, introducimosal proceso una perturbación step Q(t) y to mamos nota de la variable de salida X(t) como una función del tiempo, como se lustra en la Figura 3.8.3.1.



FIGURA 3.8.3.1.

Por observación de la forma descrita por la curva X(t)se determina una función de transferencia aproximada G(S) que dé el mismo tipo de respuesta step. G(S) será un cociente de polincmios en S con una gana<u>n</u>cia en estado estacionario Kp y quizás algún tiempo muerto D.

 $G(S) = K_{P} \frac{Z(S)}{P(S)} \cdot e^{-DS} = K_{P} \frac{(T_{z1}S+1)(T_{z2}S+1)...(T_{zM}S+1).e^{-DS}}{(T_{P1}S+1)(T_{P2}S+1)...(T_{PM}S+1)}$

La ganancia en estado estacionario Kp se obtiene fácilmente del cociente entre el cambio final resultante en la salida $\overline{\Delta X}$ -(ya en estado estacionario) y el tamaño de la entrada step ΔQ El tiempo mue<u>r</u> to D se halla también en forma fácil de la curva de salida y es el tiempo en el que el proceso comienza a responder. El coeficiente de amortiguamiento del sis tema, ζ , puede ser hallado con el grado de overshoot o la razón de decaimiento de cualquier oscilación.

Supongamos que un sistema haya sido eval<u>u</u> ado mediante este método, y que la curvatiempo vs. la variable de interés, que darepresentada exactamente por la respuesta step de un sistema con función de transfe rencia tal como:

$$G_{p}(S) = \frac{\kappa e^{-1.06S}}{(6.90S + 1)(1.03S+1)} (\alpha)$$

Habiéndose evaluado sus constantes por me todos computacionales. Si el sistema tuviera constantes de tiempo adicionales más pecueñas que T_1 y T_2 pueden no ser de tectadas. Por ejemplo, si la función de transferencia real del sistema estudiadofuera

$$G_{P}(S) = \frac{K e^{-1.06S}}{(6.90S + 1)(1.03S+1)(0.2S+1)}$$

en lugar de (α) , no habría diferencia esen cial en la respuesta step, como puede v<u>e</u>rificarse. Por otro lado, mediante la prueba sinusoidal puede observarse una atenuación adicional causada por la terce ra constante de tiempo, si se trabaja a frecuenciaslo suficientemente altas. Un pulso con el "ancho" adecuado nos dará tam bién una respuesta en donde se observaránlos efectos de las constantes de tiempo p<u>e</u> queñas.

Si se prefiere trabajar con curvas de re<u>s</u>puesta-frecuencia, deben convertirse los datos, y esto básicamente por diferenci<u>a</u> ción de ambas curvas Q(t) y X(t) en el dominio de frecuencia. La función de transferencia del proceso es:

 $G(S) = \frac{X(S)}{Q(S)}$

Multiplicamos numerador y denominador por-S, lo que equivale a diferenciación en el dominio del tiempo.

$$G(S) = SX(S) \qquad \qquad \int_{0}^{\infty} (dX/dt) e^{-st} dt \\ \int_{0}^{\infty} (dQ/dt) e^{-st} dt$$

Si nos introducimos en el dominio de la frecuencia:

$$G(iw) = \frac{\int_{t}^{\infty} (dX/dt) e^{-iwt} dt}{\int_{0}^{\infty} (dQ/dt) e^{-iwt} dt}$$

Se definen dos nuevas variables, que vie nen a ser el alejamiento de las variablesde entrada y salida desde los valores de estado estacionario finales.

 $Q \div (t)$ Q - Q(t) $X \div (t) = X - X(t)$ Ambos Q* y X* van a cero después de un tiem po finito. Sus derivadas son: $\frac{dQ*}{dt} = -\frac{dQ}{dt} , \frac{dX*}{dt} = -\frac{dX}{dt}$ Luego, tendremos: $G(iw) = \frac{\int_{0}^{\infty} (dX*/dt) e^{iwt} dt}{\int_{\infty}^{\infty} (dQ*/dt) e^{iwt} dt}$ Integrando el numerador por partes: $\mu = e^{-iwt} dv = \frac{dX*}{dt} dt$ $d\mu = -iwe^{-iwt} dt, v = X*$ $\int_{0}^{\infty} (\frac{dX*}{dt}) e^{-iwt} dt = X* \cdot e^{-iwt} \int_{0}^{\infty} X*(t) e^{-iwt} dt$ $= -X* \cdot e^{-iwt} dt$

Manejando el denominador de idéntico modo, lle gamos a:

$$G(iw) = \frac{\bar{X} - iw \int_{0}^{\infty} X \cdot (t) e^{-iwt} dt}{\bar{Q} - iw \int_{0}^{\infty} Q \cdot (t) e^{-iwt} dt}$$

Las integrales pueden ser evaluadas del mis mo modo que se hizo para las pruebas pulso, hasta T_X.



3.9. - DECISION DEL TIPO DE PRUEBA EXPERIMENTAL A SEGUIR.

De lo dicho hasta ahora, podríaya determinarse el método más apropiado y ventajoso. Resumiremos aquí las características de cada método, antes de tomar la decisión:

FRECUENCY TESTING.

- Se obtiene en forma directa la relación de amplitudes y el retrazo en fase del proceso.
- Es muy útil para obtener datos precisos de la dinámica del proceso: "damping", constantes de tiempo y orden del sistema.
- Es bastante difícil generar una variación sinu soidal exacta en la perturbación deseada.
- Significan tiempos de prueba excesivos, pue<u>s</u>to que los experimentos deben ser repetidos a varias frecuencias.
- 5) Debido a que no se cuenta en nuestro caso conun medidor contínuo en la respuesta, hay una gran limitación para la toma de datos y seguir la prueba, aún para frecuencias medianamente altas.

STEP TESTING

- Se necesita solo una prueba Step para la obten ción de los parámetros.
- Se requiere de un esfuerzo computacional consi derable para el ajuste de las constantes de tiempo.

- 3) Es difícil distinguir entre sistemas de segundo y tercer orden y órdenes mayores.
- 4) Es difícil detectar con alguna precisión cons tantes de tiempo que difieran ampliamente.

PULSE TESTING.

- Puede determinarse la respuesta frecuencia completa del proceso con una sola prueba pulso,
- Permite observar los efectos de las constantesde tiempo pequeñas.
- La perturbación pulso puede tomar cualquier for ma arbitraria.
- Puede manipularse el rango de frecuencia útil por intermedio de la duración del pulso.
- 5) Requiere también de un esfuerzo computacional considerable.

Con las características mencionadas, es posible ahora, decidir el tipo de prueba más útil para la experiencia: "La prueba pulso".

3.10. - CARACTERISTICA DE LA PRUEBA PULSO

El rango de información útil de respuesta-frecue<u>n</u>cia obtenidas a partir de una prueba pulso depende tanto del tipo como de la duración de la entrada pulso usada para excitar la dinámica del proceso.

Si la duración del pulso es grande con respecto a la duración de la respuesta, solo se excitan las frecuencias más bajas del proceso. Para excitar las frecuencias más altas, es necesario disminuir la duración del pulso e incrementar su altura.

El efecto del tipo de pulso empleado para obtener la información de respuesta frecuencia puede analizarse mediante la evaluación del contenido de frecuencia normalizado del pulso, M_m(w), y pl<u>o</u> teándolo como una función de la frecuencia.

$$M_{\rm m}(w) = \frac{M_{\rm IN}(w)}{M_{\rm IN}(0)}$$

$$\frac{J_{\circ}^{\mathsf{T} \mathsf{IN}} \, \tilde{\mathsf{x}}_{\mathsf{IN}}(\mathsf{t}) \, \mathsf{Cos} \, \mathsf{wt} \, \mathsf{dt} - \mathsf{i} \, J_{\circ}^{\mathsf{T} \mathsf{IN}} \, \tilde{\mathsf{x}}_{\mathsf{IN}}(\mathsf{t}) \, \mathsf{Sen} \, \mathsf{wtdt}}{J_{\circ}^{\mathsf{T} \mathsf{IN}} \, \tilde{\mathsf{x}}_{\mathsf{IN}}(\mathsf{t}) \mathsf{dt}}$$

Se demuestra que el contenido de frecuencia normali zado de un pulso rectangular es:

$$M_{n}(w) = \frac{2}{wT_{1N}} \quad \text{Sen } \frac{(wT_{1N})}{2} \quad \dots \quad (a)$$

La función impulso es la única función que tieneun contenido de frecuencia normalizado unitario para todas las frecuencias, desde w = 0, hasta $\omega \rightarrow \infty$. El contenido de frecuencia de todas las otras funciones pulso cambia con la frecuencia.

El contenido de frecuencia pulsos diferentes pu<u>e</u>de ser comparado ubicando la frecuencia a la cual $M_n(w)$ alcanza su primer cero. El primer cero del pulso rectangular ocurre cuando wT_{IN} = 2II (Ver(a) Luego, reduciendo la duración del pulso (T_{IN}),pu<u>e</u> de aumentarse el rango de frecuencia útil. Sin em bargo, pronto se alcanza una limitación experimen-<u>tal</u>, debido a que para obtener una respuesta de proceso <u>medible</u> se necesitaría un pulso de "gran al tura". En ciertos procesos con grandes tiempos de retrazo, solo importan las frecuencias más bajas.

El tipo de pulso que es usado para excitar la diná mica de un proceso solo depende de la característi ca dinámica inherente en el proceso.

- 3.11.-La Tabla 3.11.1, muestra los contenidos de frecuen cia de diferentes tipos de perturbaciones pulso co mo son:
 - 1- Perturbaciones pulso arbitrarias.
 - 2- Perturbaciones pulso triangulares.
 - 3- Perturbaciones pulso rectangulares.

De la tabla se observa que el contenido de frecuen cia de mayor a menor, para una misma duración de tiempo,es como sigue: arbitraria, triangular, rectangular.

Asi mismo:

1- Para una perturbación pulso arbitraria

- Los pulsos arbitrarios con picos que tiendenhacia la derecha o izquierda tienen el mismocontenido de frecuencia.
- Los pulsos arbitrarios simétricos tienen me nor contenido de frecuencia que los pulso no simétricos.

- 2- Para una perturbación pulso triangular.
 - Los pulsos triangulares con picos que tien den hacia la derecha o izquierda tienen el mismo contenido de frecuencia.
 - Los pulsos triangulares simétricos tienenmenor contenido de frecuencia que los pu<u>l</u>sos triangulares no simétricos.



* El tiempo de pulso considerado es de 100 seg. A cada
 Tipo de pulso se le asigna la misma altura máxima ,
 H = 0.55

3.12.-CALCULO DE G(iw) DE LOS DATOS DE UNA PRUEBA PULSO

Consideremos un proceso con una forzante Q(t) y una respuesta X(t). Por definición de transferen cia es:

$$G(S) = X(S)$$
 (1)
 $Q(S)$

utilizando la definición de la transformada de La place.

$$G(S) = \int_{\infty}^{\infty} X(t) e^{-st} dt \qquad \dots (2)$$

Luego haciendo S = iw entramos al dominio frecuencia:

$$G(iw) = \frac{\int_{0}^{\infty} X(t) e^{-iwt} dt}{\int_{0}^{\infty} Q(t) e^{-iwt} dt} \dots (3)$$

Por esto la respuesta frecuencia de el sistema G(iw) puede ser calculado de los datos X(t) y Q(t) que corresponden a una prueba pulso experimental, como se muestra en la figura

Q(t)



$$G(iw) = \int_{-\infty}^{\infty} x(t) \cos(wt) dt - i \int_{-\infty}^{\infty} x(t) \sin(wt) dt \qquad \dots (4)$$

$$\int_{-\infty}^{\infty} Q(t) \cos(wt) dt - i \int_{-\infty}^{\infty} Q(t) \sin(wt) dt \qquad \dots (4)$$

$$G(iw) = \frac{A - iB}{C - iD} = \frac{(AC + BD) + i(AD - BC)}{C + D} \dots \dots (5)$$

$$G(iw) = Re G(iw) + iIm G(iw)$$

$$Donde:$$

$$A = \int_{-\infty}^{+\infty} x(t) \cos(wt) dt \qquad B = \int_{-\infty}^{+\infty} x(t) \sin(wt) dt$$

$$C = \int_{-\infty}^{+\infty} Q(t) \cos(wt) dt \qquad D = \int_{-\infty}^{+\infty} Q(t) \sin(wt) dt$$

El problema se reduce a ser capaz de evaluar las integrales A,B,C y D para las funciones $X_{(t)}$ y - $Q_{(t)}$. Las integraciones son con respecto al tiem po entre límites definidos desde cero y los tiem pos T_x para $X_{(t)}$ y Ta para $Q_{(t)}$ que son los tiem pos experimentales para que las funciones lle guen a cero.

Un valor específico de frecuencia w es escogida. las integraciones son llevadas a cabo dando asiun punto en las curvas de respuesta frecuencia . Luego la frecuencia es cambiada y las integraci<u>o</u> nes repetidas, utilizando las mismas funciones experimentales X(t) y Q(t) pero a un nuevo valor de frecuencia w.

Repitiendo para la frecuencias en el rango de in terés obtendremos el completo G(iw). Los datos-X(t) y Q(t)son utilizados una y otra vez. El problema se hace particularmente difícil debido al comportamiento oscilatorio de los términosseno y coseno a valores de frecuencia alta.

3.13. - EVALUACION DIGITAL DE LAS TRANSFORMACIONES DE FOURIER.

Los datos experimentales de una prueba pulso sondos curvas contínuas de X y Q registrados como funciones del tiempo. Un número razonable de pu<u>n</u> tos son seleccionados de estas curvas y alimentados al computador digital.

Hagamos el valor de X(t) en el K_{th} incremento en el Tiempo sea X_K como se muestra en la Figura 9.4. Alimentaremos al computador valores de X a puntos específicos en el tiempo

 $(X_1 t_1)$, (X_2 , t_2) , (X_3 , t_3) ..., (X_K , t_K) , (X_N , t_N) Notar que $t_N = T_X \ y \ X_N = 0$. Estos puntos no necesitan ser seleccionados a intervalos espaciados equidi<u>s</u>tantemente Δt_K . El número total de intervalos es N.

De la ecuación 3, deseamos evaluar la transformada de la integral de Fourier (Fourier Integral Tramsform -FIT) de X_(t)

 $F \mid T = \int_{0}^{T_{X}} X(t) e^{-iwt} dt$

Nosotros podemos dividir el intervalo total (O a T χ) en un número de subintervalos de diferente longitud Δt_k . Luego la FIT puede ser escrita - como una suma de integrales.

FIT
$$\sum_{k=1}^{N} (\int_{k-1}^{t_k} X(t) e^{-iwt} dt) \dots (6)$$

Sobre cada intervalo t a t la función $X_{(t)}$ verdadera es ahora aproximada por alguna fun ción polinamial ØK(t). La más simple es una aproximación de ler. orden. Esto quiere decirque utilizaremos una línea recta entre los pu<u>n</u>tos dados.

$$X(t) \cong \emptyset K(t)$$
 para $t_{k-1} < t < t_k$

 $\emptyset K(t) = \alpha_{0K} + \alpha_{1K} (t-t_{K-1})$

La constante α 1k es la pendiente de la linea so bre el Kth intervalo.

$$\alpha_{1K} = x_{K} - x_{K-1} , \quad \Delta t_{K} = t_{K} - t_{K-1}$$

$$\Delta t_{K}$$

La constante α es el valor de ØK al comienzo del intervalo α_{0k} X k-1

Las constantes QOK, yQ1K cambian con cada inter valo. La ecuación (6) puede asi ser aproximadapor

FIT
$$\Sigma \int |\alpha 0K + \alpha 1K(t-tK-1)|e^{-iwt} dt$$

 $K=1 tK-1$
$$F \mid T = \sum_{K-1}^{\Sigma} K$$

Cada una de las integrales ${\rm I}_{\rm K}$ puede ser evaluada analíticamente $I_{K} = \int_{TK-1}^{tK} |\alpha 0K + \alpha 1K(t-tK-1)| e^{-iwt} dt$ $I_{K} = \frac{-\alpha 0 K}{i w} e^{-i w t} \int_{K-1}^{t} + \alpha 1 K \int_{K-1}^{t} (t - t_{K-1}) e^{-i w t} dt \dots (7)$ integrando por partes: $dv = e^{-iwt} dt$ u = t - tK - 1 $v = -\frac{e^{-iwt}}{iw}$ du= dt reemplazando en la ecuación (7): $I_{K} = \alpha 0 K \quad (e^{-iwt_{k-1}} - e^{-iwt_{k}}) - iw$ $\left|\frac{\alpha_{1K}}{iw} (t_{K}-t_{K}-1)e^{-iwt_{K}}\right|^{t_{K}} + \frac{\alpha_{1K}}{iw} t_{K-1}^{t_{K}} e^{-iwt_{M}} dt$ $I_{K} = \frac{\alpha 0 K}{i w} \left(e^{-i w t} K^{-1} - e^{-i w t} K \right) - \alpha 1 K \left(T_{K} - t_{K-1} \right)$ $e^{-iwtK} + \frac{1K}{w^2} (e^{-iwt}K - e^{-iwt}K - 1)$ Sustituyendo a $\alpha 1K$ y $\alpha 0K$ por sus equivalentes: $I_{K} = \frac{X_{K-1}}{iw} \left(e^{-iwt} k^{-1} - e^{-iwt} k \right) - \frac{X_{K-1}}{\Delta t K} \frac{\Delta t K}{iw} e^{-iwt} K$ + $\frac{X_k - X_{k-1}}{\Lambda + K}$ $\frac{1}{\omega^2}$ (e-^{iwtk_e-iwtk-1}) $I_{K} = (x_{k-1}e^{-iwt_{k-1}-x_{k-1}e^{-iwt_{k}-x_{k}e^{-iwt_{k}+x_{K-1}e^{-iwt_{k}}})\frac{1}{iw}}$ + $\frac{X_{K} - X_{K} - 1}{w^{2} \Delta t K} (e^{-iwt}k - e^{-iwt}k - 1)$

$$\begin{aligned} \mathbf{I}_{K} &= \mathbf{X}_{K} \left(\frac{-\mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}}{i\mathbf{w}} + \frac{\mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-\mathbf{e}}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-1}}{\mathbf{w}^{2}\Delta\mathbf{t}K} \right) \\ &+ \mathbf{X}_{K-1} \left(\mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-1} - \frac{\mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-\mathbf{e}}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-1}}{\mathbf{w}^{2}\Delta\mathbf{t}K} \right) \\ \mathbf{I}_{K} &= \mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-1} \left| \mathbf{X}_{K} \left(\frac{\mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\Delta\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-1}}{\mathbf{w}^{2}\Delta\mathbf{t}K} - \frac{\mathbf{e}^{i\mathbf{w}\Delta\mathbf{t}}\mathbf{k}}{i\mathbf{w}} \right) \right| \\ &\cdot \left(\frac{\mathbf{e}^{-i\mathbf{w}\Delta\mathbf{t}}\mathbf{k}_{-1}}{\mathbf{w}^{2}\Delta\mathbf{t}K} - \frac{1}{i\mathbf{w}} \right) \right| \end{aligned}$$

Finalmente la transformación de Fourier de X(t) se hace:

$$\int_{0}^{\infty} X(t) e^{-iwt} dt \simeq \sum_{K=1}^{N} e^{-iwt} k - 1 \left[X_{K} \left(\frac{e^{-iw\Delta t} k}{w^{2} \Delta t K} - 1 - \frac{e^{-iw\Delta t} k}{iw} \right) \right]$$

$$= X_{K-1} \left(e^{-iw\Delta t} k - 1 - \frac{1}{iw} \right)$$

La ganancia en estado estacionario de la función de transferencia es G(oi) o solamente la razón de las areas bajo las curvas de entrada y salida.

$$K_{p} = G(oi) = \frac{f_{o} X(t) dt}{TQ}$$
$$f_{o} Q(t) dt$$

Si la forzante pulso es un pulso rectangular dealtura h y duración D, su transformación de Fourier es simple: $\int_{\circ}^{\infty}Q(t)e^{-iwt}dt = h \int_{\circ}^{D}e^{-iw}dt = -h e^{-iwt}\Big|_{\circ}^{D}$ iw

 $\int_{o}^{D} h e^{-iw} dt = h (1 - e^{-iwD})$

4.- SIMULACION EXPERIMENTAL DE UNA COLUMNA DE ABSORCION PA RA LA OBTENCION DE LA FUNCION DE TRANSFERENCIA.

4.1.- EQUIPO UTILIZADO.

1.- Una Columna de Absorción.

Se ha utilizado una columna de absorción cuyas específicaciones técnicas se encuentran en la Tabla 4.1., y cuya disposición se muestra en las Figuras. 4.1.a y b., denotada como C-101 Esta columna se encuentra ubicada en el Labora torio de Operaciones Unitarias del Departame<u>n</u>to de Procesos Industriales.

2.- Rotámetros

Se han utilizado tres rotámetros cuyas dispos<u>i</u> ciones se muestran en las Figuras 4.1.a y b.de notadas como R-401, R-402 y R-403.

El rotámetro R-401 de marca Brooks, está calibrado para medir flujos de líquidos con sp-gr= 1.0 y con una escala de O a 175 pph(libras/hr). Se le utiliza para controlar el flujo de la so lución amoniacal que proviene del tanque de alimentación TK=501 (Ver Figura 4.1a. y b.). El Rotámetro R-402 de marca Brooks, tiene una escala de O a 15cc. y se calibra con el líqu<u>i</u>do cuyo flujo se va a medir. Se utiliza paracontrolar el flujo de la solución amoniacal q' proviene del Tanque TK=502 (Ver Figura 4.1b). El rotámetro R-403, de marca Brooks, está c<u>a</u> librado para medir flujos de aire a 70(°F) y 14.7 (psia). Tiene una escala de 0 a 18 S CFM (pies cúbicos/minuto a condiciones standard), Se le utiliza para medir el flujo de aire de alimentación.

3. - Controlador Automático de Nivel.

Se ha utilizado un controlador automático de nivel cuya disposición se muestra en las Figuras 4.1a y b, denotado como LC. Es de mar ca Fischer y del tipo OFF-ON. Se utiliza p<u>a</u> ra controlar un nivel mínimo y máximo en la columna.

4. - Bomba Centrífuga.

Se ha utilizado una bomba centrífuga de marca Eastern cuya disposición se muestra en las Fi guras 4.1a y b. denotada como P-201. Tiene una potencia de 1/15 HP.

El controlador de nivel accionará un switch de mercurio para alto nivel descargándose la solución amoniacal en el tanque TK-503 (Ver -Figura 4.1a y b). Una vez alcanzado el nivel mínimo el controlador desconecta la bomba.

5.- Un Toma Muestras.

Cuyo diseño corresponde a los autores de esta

Tesis, nos permite la obtención de muestras ac tuales del flujo de la solución amoniacal de sorbida. (Ver Figura 4.1a y b.)

6.- Un Manómetro de Mercurio.

Colocado en la línea de entrada del aire. Tie ne un rango de O a 30 cmHg.

7.- Una Hipodérmica de 20cc.

Se utiliza para la introducción de una forzante pu<u>l</u> so rectangular. (Ver Figura 4.1b.)

8. - Un Compresor de aire.

De marca Worthington. Tiene 3 pistones y con una presión de descarga regulada en 100 psig (Ver Figura 4.1a y b).

9.- Un Reductor de presión.

Su uso es necesario debido a que la columna de absorción trabaja a presión atmosférica. (Ver-Figura 4.1a y b.).

TABLA 4.1a.

ESPECIFICACIONES TECNICAS DE LA COLUMNA

DE ABSORCION

Altura 4 pies Diámetro 4 pulg. Tipo rellena Material vidrio Tipo de relleno anillo rasching.,5º% Material del relleno fibra sintética





DISPOSICION DEL EQUIPO PARA UNA PERTURBACION PULSO ARBITRARIA



FIGURA 4.1.b

DISPOSICION DEL EQUIPO PARA UNA PERTURBACION PULSO RECTANGULAR

Los pasos seguidos a fin de obtener los datos exp<u>e</u> rimentales que permitiran obtener el diagrama de Bode y en consecuencia, la función de transferencia del proceso; han sido los siguientes:

- Preparación de aproximadamente 50 lts. de solu ción amoniacal de 1 a 2%W en el Tanque TK-501.
 Preparación de la solución amoniacal concentra da.
 - 2.1. Para una perturbación pulso arbitraria. Se preparan aproximadamente 10 lts. desolución amoniacal de 5-6%W en el Tanque TK-502.
 - 2.2.- Para una perturbación pulso rectangular. Se preparan aproximadamente 50cc. de solución amoniacal de 5-6%W.

En general,esta última concentración seescoge de tal forma que la concentración resultante al unirse con la corriente proveniente del Tanque TK-501, dupliquecomo máximo la concentración de dicho tanque.

3.- Se da inicio a la prueba en sí, graduando los flujos de amoniaco (proveniente del tanque TK-501), y del aire.

- 4.- Se tomarón muestras cada 5 minutos hasta lle gar al estado estacionario. El tiempo que letoma el proceso en llegar al estado estacionario es de 20-30 min.
- 5.- Una vez alcanzado el estado estacionario se procede a la introducción de la perturbación Este paso se explicará haciendo uso de la si guiente ecuación obtenida de un balance de ma teria en el punto de unión de las corrientes. C = F1C1+ F2C2

$$C = \frac{F_1C_1 + F_2C_2}{F}$$

- F_1 = Flujo de solución amoniacal proveniente del tanque TK-501.
- C₁ = Concentración de la solución amoniacal proveniente del Tanque TK-501.
- F_2 = Flujo de la solución amoniacal provenie<u>n</u>te del tanque TK-502
- C₂ = Concentración de la solución amoniacal proveniente del Tanque TK-502.
- $F = F_1 + F_2 = flujo de alimentación a la colum$ na de absorción.
- C Concentración del flujo de alimentación a la columna de absorción.

De otro lado convendremos en llamar t=0 al momento en que iniciamos la introducción de la perturbación o estado estacionario. O<t<D, representará el tiempo de duración del pulso o la perturbación. Finalmente t=D indica la finalización de la perturbación donde D es el tiempo de duración del pulso en seg.

5.1.- Para una perturbación pulso rectang<u>u</u> lar.

> Para t = 0 $F = F_1$, $C = C_1$ 0 < t < D $F = F_1^t + F_2$, $C = \frac{F_1^t \cdot C_1 + F_2 C_2}{F}$ t = D $F = F_1$, $C = C_1$

Dado que en este caso F2 es constanteentonces la nueva concentración de ali mentación tomará un valor que perman<u>e</u>ce constante mientras dure el pulso. Además, F¹₁ es el nuevo flujo provenie<u>n</u> te del tanque TK-501, de modo que el flujo de alimentación a la columna pe<u>r</u> manece constante.

En resumen se carga la hipodérmica de 20cc. con solución amoniacal al 5-6%W. y luego se inyecta a flujo constante – durante un tiempo igual a la duración– del pulso que pretendemos obtener. 5.2.- Para una perturbación pulso arbitraria. Para:

| t = 0 | $F = F_1$ | ,C = | C 1 |
|--|-----------------------------------|-------|--------------------------------------|
| 0 <t<d< th=""><th>$F = F_1'(\Theta) + F_2'(\Theta)$</th><th>),C =</th><th>$F_1'(\Theta) C_1 + F_2(\Theta) C_2$</th></t<d<> | $F = F_1'(\Theta) + F_2'(\Theta)$ |),C = | $F_1'(\Theta) C_1 + F_2(\Theta) C_2$ |
| t = D | $F = F_1$ | ,C = | C 1 |

En este caso, $F'_1(\Theta)$ y $F_2(\Theta)$, son flujos que varian con el tiempo de modo que la concentración del flujo de alimentación a la columna variará desde su valor enestado estacionario (t=0), pasando por un máximo para nuevamente retornar a su valor en estado estacionario (t=D). Los flujos $F'_1(\Theta)$ y $F_2(\Theta)$ se escogen de modo tal que el flujo de alimentación a la columna permenece constante.

- 6.- Introducida la perturbación (t=0), se deja p<u>a</u> sar 20 seg. que es el tiempo equivalente al Holdup de la Columna o tiempo de retrazo. Se guidamente se procede a sacar 20 muestras ca da 10 seg, luego 10 muestras cada 20 seg, lue go 8 muestras cada 30 seg. y por último 2 muestras cada 45 seg. Haciendo un total de -40 muestras para un tiempo de 730 seg.
- 7.- Se procede a la titulación de las muestras con HCl 0.1N utilizando rojo de metil como in dicador.

4.3. - RESULTADOS DE CORRIDAS.

4.3.1.- DETERMINACION DEL TIEMPO DE RETRASO (AIFA)

Se hicieron varias corridas a fin de deter minar el tiempo que iba a tardar el proc<u>e</u>so en detectar la perturbación en la co rriente de salida del absorvedor. Se de termina que el tiempo de retraso variaba de 18-22 seg, escogiéndose por eso un tiem po de retraso igual a 20 seg.

4.4.2.- CORRIDAS PREVIAS.

Estas corridas en un número de cuatro, se hicieron con el fin de fijar la mejor forma de trabajo para la obtención de datos experimentales. Siendo los principales as pectos los siguientes.

- 1.- El tiempo de retorno al estado estacio nario en la corriente de salida. Se determinó que después de los 200-250 seg. el proceso iniciaba su regreso al estado estacionario, haciéndose not<u>o</u> ria la tendencia a los 500-600 seg.
- 2.- El número de muestras a tomarse. Se determinó que 40 muestras era el número mas apropiado para seguir la res puesta transitoria del proceso.

- 3.- Los intervalos de tiempo a los cuales debe rian de tomarse las muestras. Dado quela desviación principal con respecto al valor estacionario se presentaba en los primeros 200 seg. se determinó tomar 20 muestras cada 10 seg., y luego 10 mue<u>s</u> tras cada 20 seg. con lo que se conse -guía seguir la respuesta transitoria del proceso en su rango de tiempo más impo<u>r</u>tante.
- 4.-La linearidad del proceso. Se observo que la prueba pulso arrojaba resultadosincoherentes cuando la perturbación eramayor del 150%. Por lo tnato se determi nó que las perturbaciones no se excedi<u>e</u>ron del 150%. Preferentemente con valores por debajo del 100%. El porcentajede perturbación se define de la siguie<u>n</u>te manera.
 - $P = X | N X | NSS \times 100$ X | NSS
 - XIN = concentración real del flujo de a limentación a la columna.
 - X_{INSS}= Concentración en estado estaciona rio del flujo de alimentación a la columna.

4.3.3. - CORRIDAS FINALES

Las Tablas 4.3.1., 4.3.2 y 4.3.3, nos mues tran los detalles y resultados de las corridas finales realizadas.

La Tabla 4.3.1. muestra el Tipo de pulso , la duración del pulso y la concentración – de la corriente de entrada y salida en estado estacionario.

La Tabla 4.3.2, muestra la altura del pu<u>l</u>so vs. el tiempo para cada corrida.

La Tabla 4.3.3. muestra la respuesta tra<u>n</u>sitoria real del proceso para cada corrida.

T A B L A . 4.3.1.

| CORRIDA N° | TIPO DE PULSO | D (seg). | X N S S (%W) | X _{0UTSS} (%w) |
|------------|---------------|----------|----------------|-------------------------|
| | rectangular | 2 0 | 1.080 | 0.815 |
| 2 | rectangular | 40 | 1.500 | 1.105 |
| 3 | rectangular | 200 | 1.280 | 0.950 |
| 4 | arbitraria | 120 | 1.100 | 0.815 |
| 5 | arbitraria | 100 | 1.116 | 0.840 |

- D = duración del pulso
- X_{INSS} = concentración de la solución amoniacal alimentada en estado estacionario. (t = 0)

- -

X_{OUTSS} = concentración de la solución amoniacal desorbida en estado estacionario.

| CORRIDA | 1 | 2 | 3 | 4 | 5 |
|-----------------|-----------------|-----------------|-----------------|-----------------|-----------------|
| TIEMPO (seg) | Σ _{ΙΝ} | Σ _{IN} | Σ _{IN} | Χ _{ιΝ} | Σ _{IN} |
| 10 | 1.14 | 0.54 | 0.116 | 0.015 | 0.019 |
| 15 | 1.14 | 0.54 | 0.116 | 0.023 | 0.034 |
| 20 | 1.14 | 0.54 | 0.116 | 0.030 | 0.053 |
| 25 | 0. | 0.54 | 0.116 | 0.035 | 0.072 |
| 30 | 0. | 0.54 | 0.116 | 0.040 | 0.100 |
| 35 | 0. | 0.54 | 0.116 | | 0.134 |
| 40 | 0. | 0.54 | 0.116 | 0.050 | 0.164 |
| 45 | 0. | 0. | 0.116 | 0.055 | 0.204 |
| 50 | 0. | 0. | 0.116 | 0.060 | 0.249 |
| 55 | 0. | 0. | 0.116 | | 0.334 |
| 60 | 0. | 0. | 0.116 | 0.085 | 0.424 |
| 65 | 0. | 0. | 0.116 | 0.093 | 0.504 |
| 70 | 0. | 0. | 0.116 | 0.110 | 0.551 |
| 75 | 0. | 0. | 0.116 | | 0.564 |
| 80 | 0. | 0. | 0.116 | 0.135 | 0.567 |
| 85 | 0. | 0. | 0.116 | 0.142 | 0.484 |
| 90 | 0. | 0. | 0.116 | 0.150 | 0.324 |
| 95 | 0. | 0. | 0.116 | 0.155 | 0.084 |
| 100 | 0. | 0. | 0.116 | 0.160 | 0. |
| 105 | 0. | 0. | 0.116 | 0.125 | 0. |
| 110 | 0. | 0. | 0.116 | 0.090 | 0. |
| 115 | 0. | 0. | 0.116 | 0.045 | 0. |
| 120 | 0. | 0. | 0.116 | 0.000 | 0. |
| 200 | 0. | 0. | 0.116 | 0.000 | 0. |

 $\frac{x}{\tilde{x}}_{1N} = \frac{x_{1N}}{x_{1N}} \frac{x_{1N}}{x_{1NSS}}$

 X_{IN} = Valor actual de la concentración de alimentación a un tiempo o<t<D

| CORRIDA | 11 | 2 | 33 | 4 | 5 | |
|--|--------------------|------------------|------------------|---------------------------------------|------------------|-------|
| TIEMPO * (SEG) | X _{OUT} | X _{OUT} | X _{OUT} | x _{out} | × _{out} | |
| 10 | 0 036 | 0 017 | 0 004 | 0 001 | 0 001 | |
| 20 | 0.030 | 0.017 | 0.004 | 0.002 | 0.002 | |
| 20 | 0.120 | 0.119 | 0.015 | 0.002 | 0.006 | |
| 40 | 0.214 | 0.119 | | 0.007 | 0.014 | |
| 50 | 0.296 | 0 242 | 0.056 | 0.013 | 0.030 | |
| 60 | 0.303 | 0.272 | 0.071 | 0.020 | 0.055 | |
| 70 | 0.304 | 0.284 | 0.087 | 0.029 | 0.096 | |
| 80 | 0.293 | 0.285 | 0.101 | 0.041 | 0.152 | |
| 90 | 0.278 | 0.275 | 0.115 | 0.055 | 0.216 | |
| 100 | 0.259 | 0.262 | 0.128 | 0.072 | 0.271 | |
| 110 | 0.240 | 0.245 | 0.139 | 0.090 | 0.301 | |
| 120 | 0.218 | 0.225 | 0.150 | 0.105 | 0.314 | |
| 130 | 0.198 | 0.207 | 0.159 | 0.112 | 0.312 | |
| 140 | 0.178 | 0.188 | 0.168 | 0.114 | 0.302 | |
| 150 | 0.160 | 0.169 | 0.175 | 0.112 | 0.286 | |
| 160 | 0.142 | 0.152 | 0.183 | . 0.107 | 0.267 | |
| 170 | 0.126 | 0.136 | 0.188 | 0.100 | 0.246 | |
| 180 | 0.112 | 0.121 | 0.194 | 0.093 | 0.225 | |
| 190 | 0.099 | 0.107 | 0.199 | 0.086 | 0.204 | |
| 200 | 0.087 | 0.095 | 0.204 | 0.078 | 0.184 | |
| 210 | 0.077 | 0.083 | 0.202 | 0.070 | 0.165 | |
| 220 | 0.068 | 0.073 | 0.193 | 0.063 | 0.14/ | |
| 230 | 0.059 | 0.065 | 0.18/ | 0.05/ | 0.131 | |
| 240 | 0.052 | 0.057 | 0.1/4 | 0.050 | 0.116 | |
| 250 | 0.046 | 0.050 | 0.161 | 0.045 | 0.103 | |
| 260 | 0.040 | 0.043 | 0.14/ | 0.040 | | |
| 270 | 0.035 | 0.030 | 0.134 | 0.035 | 0.000 | |
| 200 | 0.030 | 0.033 | 0.121 | | 0.062 | |
| 300 | 0.020 | 0.025 | 0.097 | 0.024 | 0.054 | |
| 320 | 0.025 | 0.025 | 0.076 | 0.018 | 0.041 | |
| 340 | 0.013 | 0.015 | 0.059 | 0.014 | 0.032 | |
| 360 | 0.010 | 0.011 | 0.046 | 0.011 | 0.024 | |
| 380 | 0.007 | 0.008 | 0.035 | 0.008 | 0.018 | |
| 400 | 0.006 | 0.006 | 0.027 | 0.006 | 0.014 | |
| 420 | 0.005 | 0.005 | 0.021 | 0.005 | 0.010 | |
| 440 | 0.003 | 0.004 | 0.016 | 0.004 | 0.008 | |
| 460 | 0.002 | 0.003 | 0.012 | 0.003 | 0.006 | |
| 480 | 0.001 | 0.002 | 0.008 | 0.001 | 0.001 | |
| 500 | 0.000 | 0.000 | 0.000 | 0.000 | 0.000 | |
| 600 | 0.000 | 0.000 | 0.000 | 0.000 | 0.000 | |
| | | | | | | |
| х _{онт} = | $X_{0UT} - X_{0I}$ | IT s s | | | | |
| = | valor act | ual de la | concentr | ación de | la corriente | de sa |
| | lida (sol | ución amo | niacal de | sorbida) | para t>20 | |
| | _ (20) | | | · · · · · · · · · · · · · · · · · · · | , | |
| * El tiempo se encuentra desplazado en 20 seg. | | | | | | |
| Tiemp | o Real = | Tiempo ta | bulado + | 2 0 | | |

- 5.- OBTENCION DE LA FUNCION DE TRANSFERENCIA POR EVALUACION DE LOS RESULTADOS EXPERIMENTALES.
 - 5.1. OBTENCION DE LOS DIAGRAMAS DE BODE.

Los diagramas de Bode son obtenidos haciendo uso del programa Fortran que evalua los datos exper<u>i</u>mentales de una prueba pulso.

La función de transferencia se define de la sigu<u>i</u> ente manera:

$$G(S) = \frac{\int_{0}^{\infty} X_{\text{OUT}} \bar{e}^{\text{st}} dt}{\int_{0}^{\infty} X_{1N} \bar{e}^{\text{st}} dt}$$

Donde:

 X_{OUT} = Respuesta transitoria. X_{IN} = Forzante

Hacemos:

S = iw y tomamos límites superiores T_{IN} y T_{OUT}.

Donde

 T_{IN} = tiempo de duración de la forzante T_{OUT} = Tiempo de duración de la respuesta transitoria.

Luego:

$$G(iw) = \int_{0}^{TOUT} X_{OUT} \bar{e}^{iwt} dt$$
$$\int_{0}^{TIN} \bar{e}^{iwt} dt$$

El programa fortran en base a los datos de la respuesta transitoria y la forzante evalua las dos intregrales y obtiene:

 $G(i_W) = A + Bi$.

En consencuencia podemos obtener la relación de am plitudes y ángulo de fase de dicha expresión com pleja para cada frecuencia, ya que de la teoría de Respuesta Frecuencia. AR = $|G(iw)| = \sqrt{A^2} + B^2$ FI = G(iw) = Arc Tam (B/A) Donde: AR = relación de amplitudes FI = ángulo de fase. Para mayor detalle del programa Fortran referirseal capítulo III al acápite: "Programa Fortran para una prueba Pulso".

5.2. - OBTENCION DE LA FUNCION DE TRANSFERENCIA.

Las Figuras 5.2.1. y 5.2.2. muestran los diagramas de Bode conteniendo el mapa de puntos de las cinco corridas experimentales. Asi mismo la curva resul tante o promedio de las cinco corridas experiment<u>a</u> les se muestra en la Figura 5.2.3.

La curva resultante del diagrama AR vs.w presentauna forma semejante a las curvas que resultan al evaluar por el método de respuesta frecuencia la función de transferencia de dos sistemas de primer orden en serie y con retraso. Es decir se visuali za una zona con asíntota de pendiente -1 y otra zo na con asíntota de pendiente -2. De lo anteriormente expuesto deducimos que la fu<u>n</u> ción de transferencia de nuestro proceso podrá ser representada como:

 $G(S) = K e^{-\alpha S} \{(TAU \ 1)S + 1\} \{(TAU \ 2)S + 1\}$

Los valores de TAU 1 y TAU 2, se pueden calcularde la siguiente manera:

La Figura 5.2.3. muestra la curva resultante y el trazo de las dos asíntotas de pendiente -1 y -2 respectivamente. Los puntos de intersección de las asíntotas determinaron las frecuencias de cor te y dado que por definición:

TAU = 1/wc.

wc = frecuencia de corte.

Las constantes de Tiempo TAU 1 y TAU 2, las podr<u>e</u> mos evaluar de la siguiente manera:

TAU = 1/wc1

-1.

wc1 = Frecuencia de corte para el punto de inter sección de las asíntotas de pendiente 0 y

-93-

TAU 2 1/wc2 wc2 = frecuencia de corte para el punto de inte<u>r</u> sección de las asíntotas de pendiente -1 y -2.

De la figura 4.2.3. Los valores correspondientes de las frecuencias de corte son: wc1 = 9.52×10^{-3} rad/seg wc2 = 4.54×10^{-2} rad/seg luego: TAU1 = 105.0TAU2 = 22.0Por lo tanto la función de transferencia de nues tro proceso podrá ser: G(S) = $\frac{1.993}{(105.0S)} = \frac{e^{-20}S}{(105.0S)}$

5.3. - DIAGRAMA DE BODE.

Las Figuras 5.3.1a y 5.3.1b, nos muestran los diagramas de Bode de la corrida N°1, asi mismo las curvas obtenidas utilizando la función de transferencia del proceso.

De manera similar las Figuras 5.3.2a y b y 5.3.3ay b, 5.3.4a y b y 5.3.5a y b, nos muestran los dia gramas de Bode de las corridas 2,3,4 y 5 respect<u>i</u>vamente, así como las curvas obtenidas utilizando la función de transferencia del proceso. 6.- VALIDACION DE LA FUNCION DE TRANSFERENCIA.

La función de transferencia del proceso nos permite h llar la respuesta transitoria del proceso sujeto a un, perturbación determinada.

Así pues, estamos en condiciones de obtener las respu tas transitorias para las cinco perturbaciones pulso i troducidas. De esta forma podemos compararlas con las respuestas transitorias obtenidas experimentalmente.

Obtener la respuesta transitoria de un proceso a parti de su función de transferencia en Ingeniería Química significa la simulación de un Proceso.

Para llevar a cabo la simulación se hace uso del paqu<u>e</u> te CSMP (Control System Modeling Program) que se encuer tra disponible en el Centro de Cómputo de la Universi dad Nacional de Ingeniería.

6.1.- <u>SENTENCIAS CSMP PARA LA SIMULACION DE LAS PERTUR</u>-BACIONES PULSO RECTANGULARES DE 20,40 y 200 SEG. La figura 6.3.6. nos muestra las sentencias arri ba mencionadas.

6.2. - SENTENCIAS CSMP PARA LA SIMULACION DE LAS PERTUR-BACIONES PULSO ARBITRARIAS DE 120 y 100 SEG.

La Figura 6.3.7. nos muestra las sentencias arri ba mencionadas.

6.3. - RESULTADO DE SIMULACION.

La simulación de la función de transferencia paralas cinco perturbaciones pulso, introducidas exp<u>e</u>rimentalmente, nos permite obtener la respuesta transitoria "Teórica" del proceso.

Las Figuras 6.3.1., 6.3.2., 6.3.3., 6.3.4., y 6.3.5. nos muestran las respuestas transitorias experime<u>n</u> tales y "Teóricas" de las cinco corridas experime<u>n</u> tales.

La Tabla **6**.3.1. nos muestra el índice de correla ción para cada corrida experimental.

| CORRIDA N° | FACTOR DE CORRELACION |
|---|-----------------------|
| | (r) |
| | 0.853 |
| 2 | 0.765 |
| 3 | 0.784 |
| 4 | 0.750 |
| 5 | 0.771 |
| | |
| $r = \frac{\sum (Y - \overline{y})^2}{\sum (y - \overline{y})^2}$ | |

- Y = Valor encontrado por simulación con el paquete CSMP
- y Valor experimental.
- y = Promedio de los valores experimentales.

- 7.1.- Teóricamente los diagramas de Bode son obtenidos de perturbaciones sinusoidales directas. Pero en la práctica uno debe enfrentarse a dos probl<u>e</u> mas principales:
 - El tiempo que demandaría cada prueba sería muy grande.
 - 2:- El tener que conseguir un generador de pe<u>r</u> turbaciones sinusoidales que es muy difícilde construir.

Bentro del rango de linealidad de un proceso, una prueba pulso es equivalente a una prueba sinuso<u>i</u> dal. Es por esto, que cuando se desea construir los diagramas de Bode de datos experimentales se prefiere la prueba pulso debido a la facilidad y al menor tiempo que necesita para ser llevada acabo.

7.2.- Las Figuras 7.1 y 7.2 muestran las gráficas de contenido de frecuencia de las cinco perturbacio nes introducidas. Se observa que para las pru<u>e</u>bas pulso rectangulares existe una coincidenciaentre el contenido de frecuencia evaluado teóri camente y el contenido de frecuencia evaluados experimentalmente.

> Tal coincidencia no se aprecia para las perturb<u>a</u> ciones pulso arbitrarias.

- 7.3.- Las perturbaciones pulso de mayor contenido de frecuencia son las perturbaciones pulso arbitrarias, pero las más fáciles de manipular son las perturbaciones pulso rectangulares. Por esto,se ha escogido trabajar con perturbaciones pulso rectangulares y arbitrarias.
- 7.4.- La función de Transferencia propuesta para el proceso, que toma solamente en cuenta perturbacio nes en la concentración del flujo de alimenta ción de la fase líquida a la columna, tiene la si quiente forma:
 - $G(s) = \frac{1.993 e^{-20.s}}{(105.s + 1)(22s + 1)}$

Esta ha sido convalidadautilizando el paquete de simulación CSMP, arrojando un índice de correlación promedio igual a 0.785.

7.5.- Generalmente para procesos complejos,como es laabsorción de gases en torres rellenas,la función de transferencia obtenida a partir de un modelomatemático arroja resultados muy poco represent<u>a</u> tivos debido a simplificaciones hechas para la formulación del modelo.

> Es por esto que para tales procesos se hace nec<u>e</u> sario el apoyo de la parte experimental para laobtención de la función de transferencia.

Por lo tanto, serán las técnicas experimentales las que realmente tendrán validez para el estudio de los procesos complejos. 1.- LUYBEN.

PROCESS MODELING SIMULATION AND CONTROL FOR CHEMICAL ENGINEERS, MC GRAW HILL KOGAKUSHA, LTD, NEW YORK, 1974.

- 2.- DAVID HIMMELBLAU AND KENNETH BISCHOFF, PROCESS ANALISIS AND SIMULATION, JOHN WILEY, INC, NEW YORK, 1968.
- 3.- DONALD COUGHANOWR AND LOWELL KOPPEL, PROCESS SYSTEMS ANALISIS AND CONTROL, MC GRAW HILL KOGAKUSHA, LTD, NEW-YORK, 1965.
- 4.- ROBERT PERRY AND CECIL CHILTON, CHEMICAL ENGINEERS' HANDBOOK, MC GRAW HILL KOGAKUSHA, LTD, NEW YORK, 1973.
- JOSEPH DONINGER AND WILLIAM STEVENS, AICHE JOURNAL, VOL.
 14, N° 4, 591 (JULY 1968).
- 6.- JAMES HAYS, WILLIAM CLEMENTS, JR, AICHE JOURNAL, VOL. 13 N° 2, 374 (MARCH 1967).
- 7.- R.W. HOUSTON AND CHARLES WALKER, IND. ENG. CHEM. VOL. 42, N° 6, 1105 (JUNE 1950)
- 8.- ORRINGTON DWYER AND BARNETT DODGE. IND. ENG. CHEM. VOL.39 N°4, 485 (APRIL 1941).